ISSN 0452-2982 UDC 629. 7. 062 629. 058

# 航空宇宙技術研究所資料

TECHNICAL MEMORANDUM OF NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

# TM-574

低騒音STOL実験機・飛行制御システム用 アクチュエータとその開発技術試験

STOL プロジェクト推進本部実験機開発室操縦システム技術開発チーム

1987年5月

航空宇宙技術研究所 NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

### 担当者一覧表

\*\* 執筆者:真柳 光美,内田 忠夫

STOL 実験機開発室長:渋谷 昭義,犬丸 矩夫

同技術スタッフ:森 幹彦, 岡部 正典

小川 敏雄, 藤枝 郭俊

操縦システム技術開発チーム:

内田 忠夫,渡辺 顯,真柳 光美

淹沢 実,田中 敬司,多田 章

岡田 典秋, 大和 裕幸, 村上 義隆

動装技術開発チーム:高沢 金吾

飛行試験室飛行チーム:白井 正孝

NASTADT: 菅原 治, 二木 康夫, 内川五十六

平間 公男, 奥山 由身, 飛永 佳成

岡田 豊久,原田 昌紀

# 目 次

1.	まえがき	1
2.	飛行制御システムとアクチュエータ	1
2	2.1 概 要	1
	2.1.1 飛行制御システムの概要	1
	2.1.2 アクチュエータの概要	2
	2.1.3 動力源の概要	2
	(1) 油圧系統の概要	2
	(2) 電気系統の概要	2
2	. 2 昇降舵制御系統の機能と使用アクチュエータ	17
	2. 2. 1 昇降舵制御系統	17
	2. 2. 2 水平安定板操作系統	24
2	. 3 高揚力操作系統の機能と使用アクチュエータ	28
	2.3.1 スラット操作系統	<b>2</b> 8
	2.3.2 外側フラップ操作系統	32
	2. 3. 3 USB フラップ操作系統 ····································	34
2.	. 4 FPC 系統の機能と使用アクチュエータ	37
2.	. 5 スピードブレーキ系統の機能と使用アクチュエータ	45
2.	. 6 補助翼制御系統の機能と使用アクチュエータ	46
2.	.7 方向舵制御系統の機能と使用アクチュエータ	52
3.	開発技術試験	59
3.	. 1 開発技術試験の試験方法	59
	3.1.1 開発技術試験の基準仕様とその根拠	<b>6</b> 0
	3. 1. 2 開発技術試験の試験項目	61
	3. 1. 3 環境試験方法の概要	63
3.	. 2 開発技術試験の試験結果	67
	3.2.1 信号サーボ(シリーズサーボ)アクチュエータ	
	3. 2. 2 エルロン・パワーサーボアクチュエータ	
	3. 2. 3 USB フラップ・コントロールバルブ	
	3. 2. 4 USB フラップ・パワーサーボアクチュエータ	
	3. 2. 5 スラット・アクチュエータ ····································	
	3. 2. 6 エルロン・ドループ・アクチュエータ	
	3.2.7 エレベータ・フィールトリム・アクチュエータ	
	3. 2. 8 スロットル・ドライブユニット	
4. -	考 察	
5.	あとがき	
	参考文献	167

# 低騒音STOL実験機・飛行制御システム用 アクチュエータとその開発技術試験\*

### STOL プロジェクト推進本部実験機開発室操縦システム技術開発チーム

#### 1. まえがき

低騒音STOL(Short Take-Off and Landing) 実 験機の研究開発において,低速飛行時の操縦性 と安定性の向上に主眼を置いた飛行制御システム の新規開発が行われた。この飛行制御システムに は,28種類,54個のアクチュエータが装備されて いるが,新たに開発が行われたアクチュエータは, 9種類,15個である。残りのアクチュエータは, 実験機の母機である C-1機で用いたものをそのま ま採用した C-1 共通品,C-1機以外から採用した 他機使用品およびそれらを実験機用に一部改修し た改修品から成る。

これらのアクチュエータの内, C-1 共通品以外のものに対しては実験機に採用する前に, 機能, 性能が実験機の要求に適合することを確認するための機能, 性能試験, 実験機の運用環境に適合することを実証するための耐環境試験などからなる開発技術試験が行われた。

本報告は、STOL 実験機・飛行制御システムに

採用した全アクチュエタと実施した開発技術試験結果についての概要を示したものである。はじめに、飛行制御システムの全体構成、使用した全アクチュエータの機能、性能および作動原理について示し、次に各アクチュエータの開発技術試験のための基準仕様とその根拠および各試験の目的と方法について示し、最後に各アクチュエータ毎に実施した開発技術試験結果の概要と若干の考察を示した。

# 2. 飛行制御システムとアクチュエータ

#### 2.1 概要

### 2.1.1 飛行制御システムの概要 1),2)

低騒音 STOL実験機・飛行制御システム(操縦システム)の基本構成は、図1に示す様に機械的リンクを用いた機械式操縦系統と、電気信号を用いた3重のセンサ・トランスデューサ、ディジタルコンピュータ、エレクトロコントロールユニット、信号サーボアクチュエータなどから構

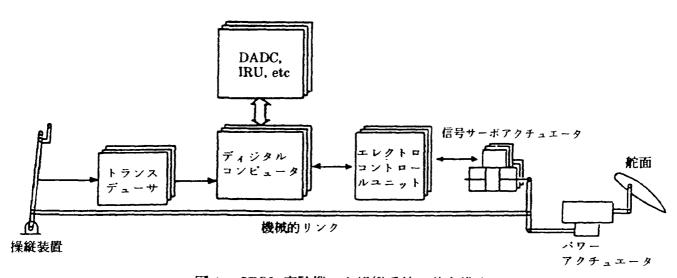


図1 STOL 実験機・主操縦系統の基本構成

成される SCAS (Stability and Control Augmentation System) 操縦系統から成る。従って、パイロットの操縦は、この両系統によってパワーサーボアクチュエータを動かし、各舵面を作動させることによって行われる。

実際の STOL 実験機・飛行制御システムは図1に示した様な基本構成から成る各系統が相互に関連を以って結合されており、その概要は図2、図3に示す様に構成されている。図2はSTOL実験機・飛行制御システムのSCAS全体のハード構成をブロック図で示したものである。図3は飛行制御システムを各制御系統別に分け、そこで使用される全アクチュエータと信号伝達経路について示した。これら各飛行制御系統の機能の概要と使用するアクチュエータを一括して表1に示す。

これら各飛行制御系統の主要部分を機体の飛行 運動方向別に縦操縦系統、横操縦系統及び方向 舵操縦系統に分け図4,図5,図6に示す。また、 これらの飛行制御システムは操縦のプライオリティの観点から大別すると次の3種に分けることが できる。即ち、機体の姿勢・飛行経路を制御する 主操縦系統、翼の揚力特性・飛行速度を変える副 操縦系統および主操縦系統の各操舵力の釣り合 いを取るトリム操作系統である。

主操縦系統には、ピッチ運動を発生させる昇降 舵制御系統 (PITCH CWS),機体にロール運動を 発生させる補助翼制御系統 (ROLL CWS),ヨー 運動を発生させる方向舵制御系統 (ASCAS OR CTOL YAW DAMPER),飛行径路角を制御する FPC (Flight Path Control) 系統 が含まれる。

副操縦系統には、エンジン操作系統、主翼後縁部のフラップによりジェットエンジンの排気ガスを偏向させて高揚力を発生させると共に直接抗力制御に用いる USB フラップ操作系統および一般流を下向きに変更させ揚力を発生させるアウトボードフラップ操作系統、主翼前縁のはく離を防止し高揚力を発生させるスラット操作系統およびスポイラーを開き飛行速度を減速させるスピードブレーキ操作系統がある。

トリム操作系統には、縦トリムとして水平安定

板を動かすスタビライザートリムおよびエレベータを動かす昇降舵トリム操作系統,エルロンを動かす横トリム操作系統,ラダーを動かす方向トリム操作系統がある。

#### 2.1.2 アクチュエータの概要

飛行制御システムの各制御・操作系統は全て機力で行われており、油圧、電気および機械式のいずれかのアクチュエータが使用されている。これらのアクチュエータの内、新規開発アクチュエータは3種類で15個、一部改修アクチュエータは3種類で15個、他機使用アクチュエータは3種類で3個、残り13種類、21個が母機であるC-1機と共通なアクチュエータである。これら各アクチュエータの性能諸元を表2に示す。また、これら各アクチュエータの機体における装備位置の概要を図7に示す。

#### 2.1.3 動力源の概要

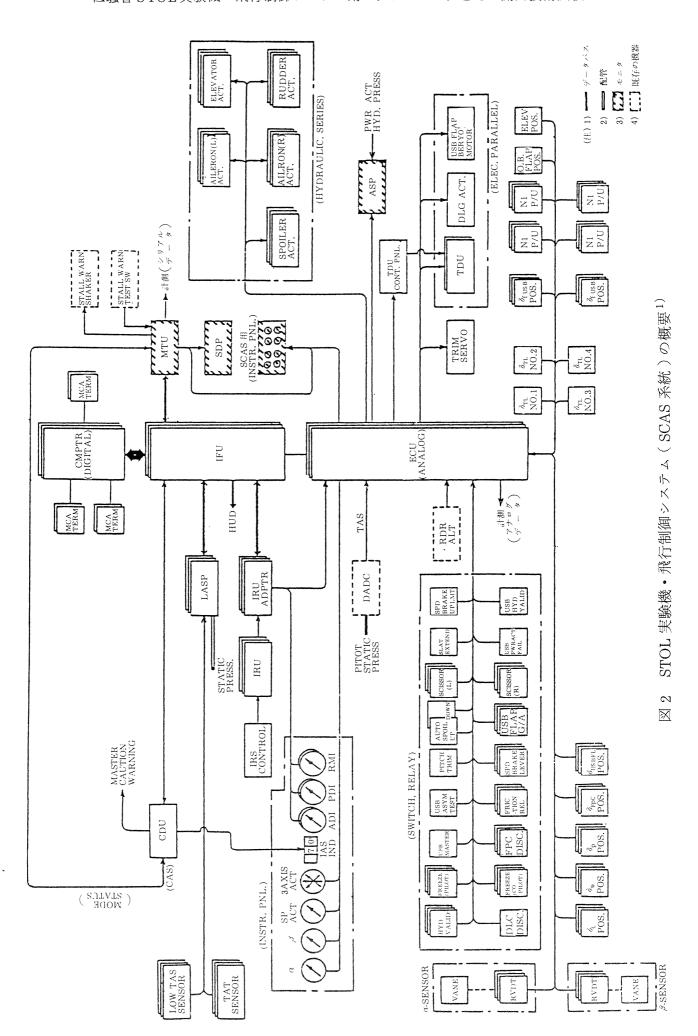
各アクチュエータへパワーを供給する動力源には、油圧と電気の2種類の系統があり、各々図8、図9に示す様に、両系統とも信頼性を確保する為に冗長系で構成されている。

#### (1) 油圧系統の概要

油圧系統は図8に見られる様に3重系(No.1, No.2, No.3)で構成され、多重化構成の各アクチュエータの各チャンネルへ各々独立した系統の油圧を供給している。No.1系統の油圧は,正常時においてはACモータ駆動油圧ポンプ2台によって供給され、電源故障等の非常時にはバッテリー使用によるDCモータ駆動油圧ポンプ1台で供給される。No.2系統の油圧はジェットエンジン直結駆動の油圧ポンプ2台で供給される。No.3系統の油圧はACモータ駆動油圧ポンプ1台で供給されている。図8から判る様に、主操縦操作系統には主にNo.1およびNo.2油圧系統が用いられ、No.3油圧系統は主に副操縦系統とその他ユーティリティに使用されている。

#### (2) 電気系統の概要

電気系統は図9に見られる様に4重系 (No.1, No.2, No.3, No.4) で構成され,各系統の電力は各ジェットエンジン直結駆動の各発電機によっ



This document is provided by JAXA.

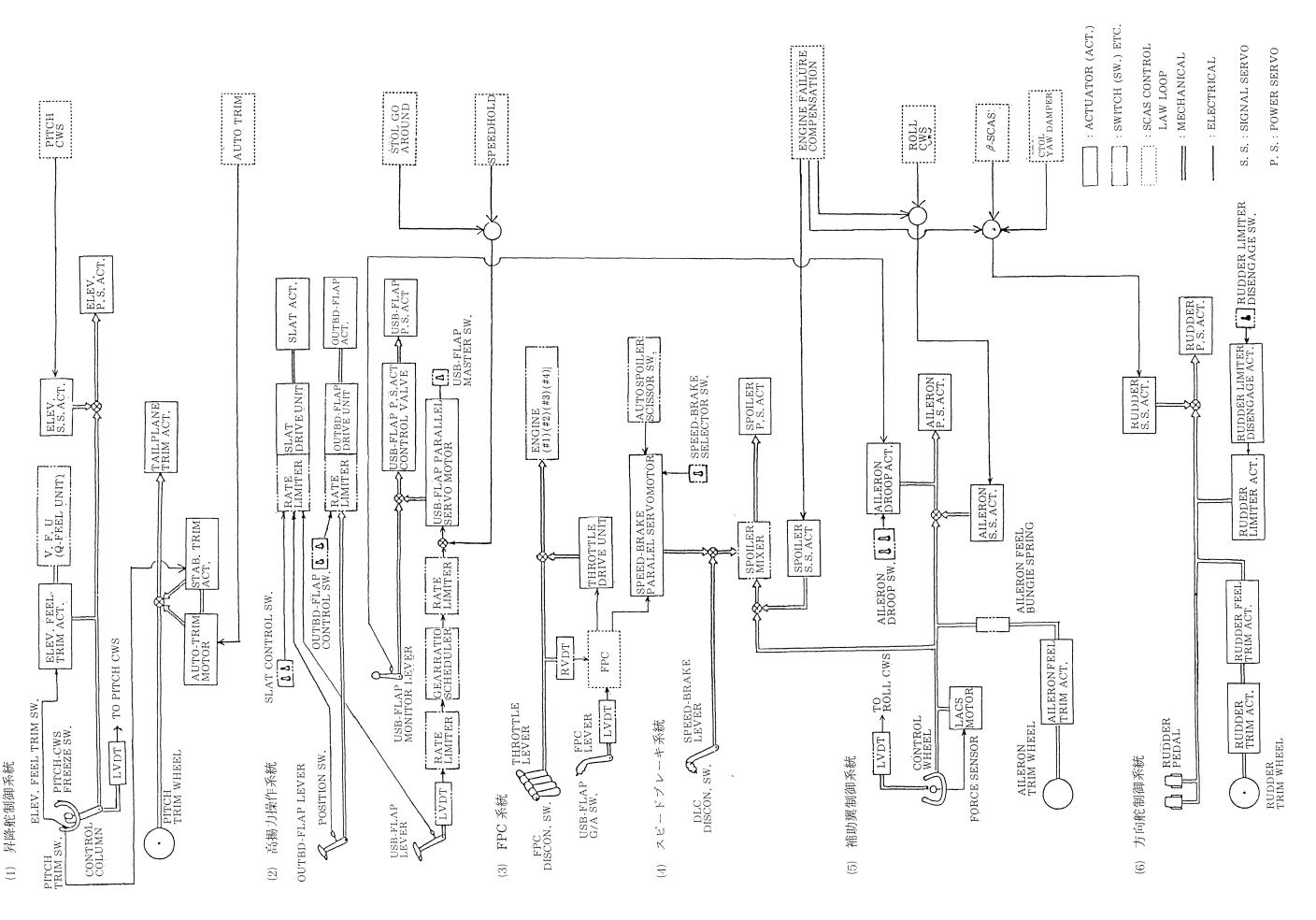


図3 飛行制御システムの各制御・操作系統と使用アクチュエータ



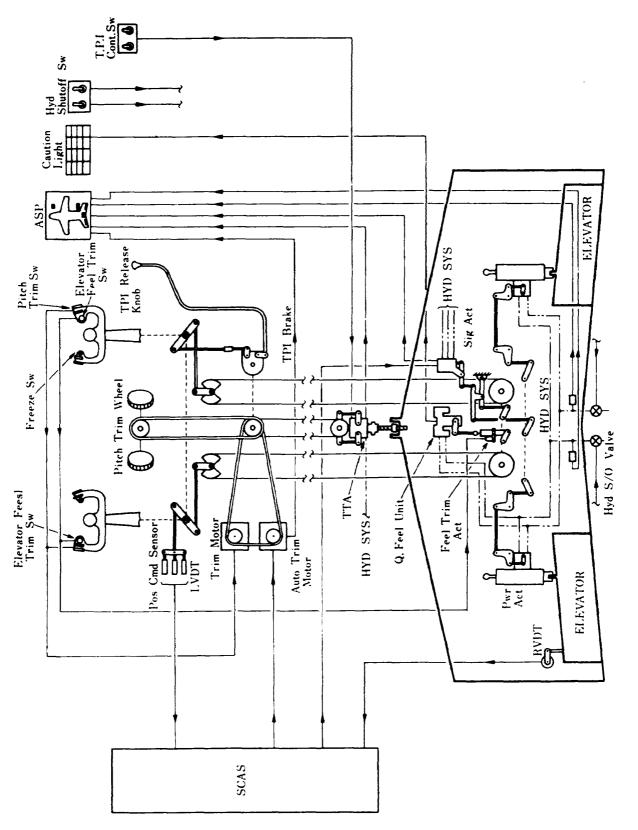


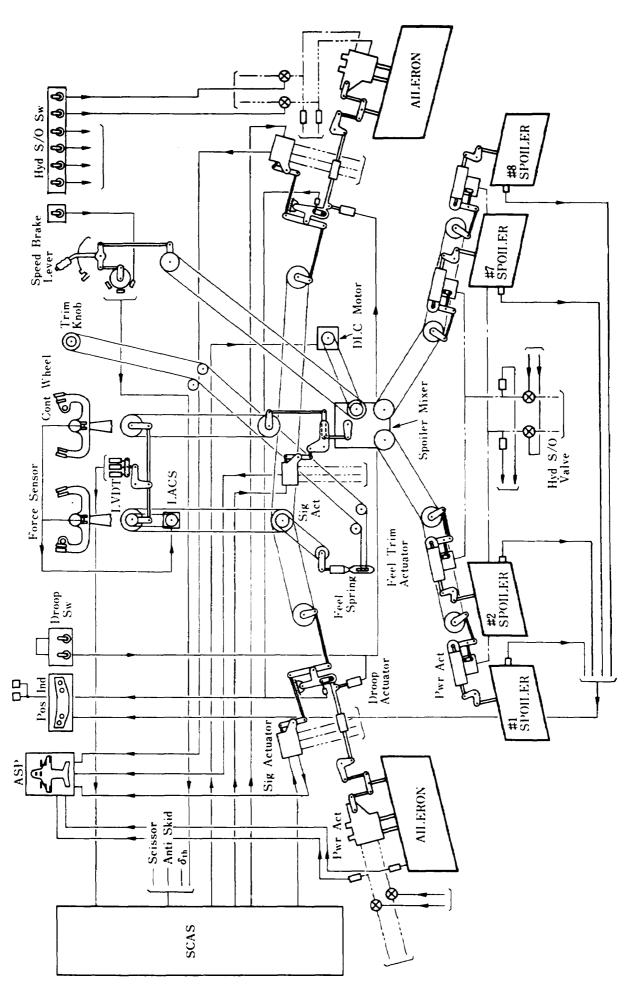
表1 各飛行制御系統の機

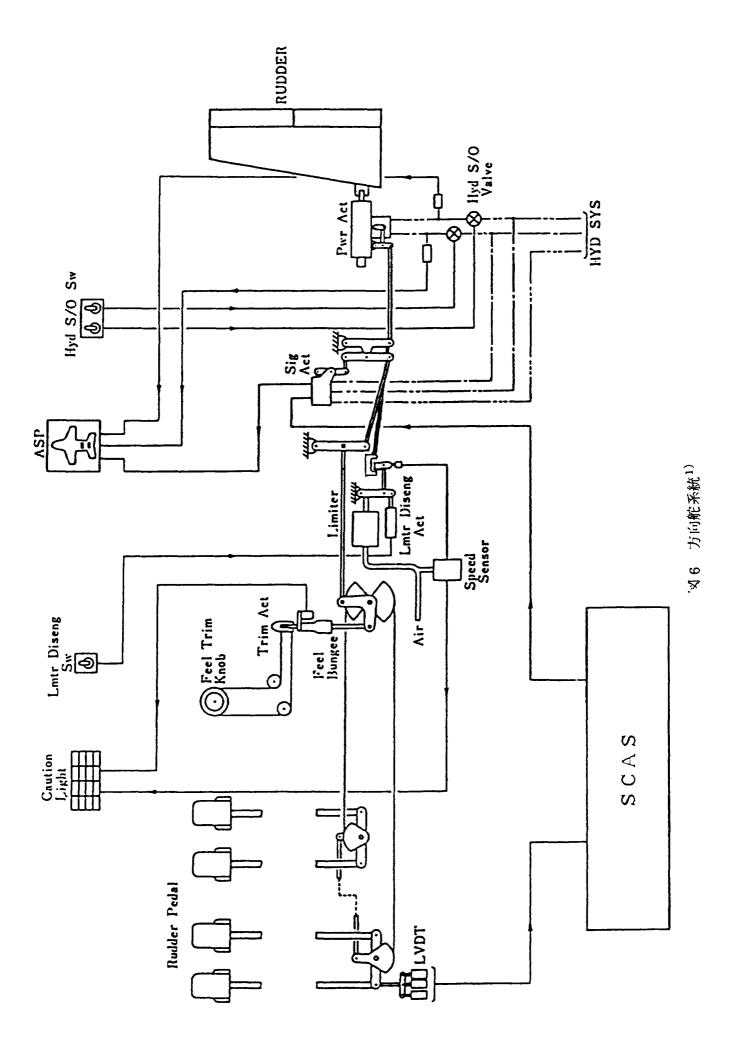
	表 1 各飛行制御糸統の機
飛行制御系統の種類 	機 能 の 概 要
<ol> <li>月降舵制御系統</li> <li>1)機械系統</li> <li>2) SCAS・PITCH CWS 系統</li> <li>3) SCAS・オートトリム系統</li> <li>4) トリム系統</li> </ol>	機体にピッチ運動を発生させる系統であり、PITCH CWS系統ではパイロットの操縦桿操作量に対応したピッチ姿勢角、ピッチ・レートを発生し、姿勢角を保持する基本機能、姿勢を保持したまま操縦桿位置を変更できるフリーズ機能 および 大きな頭下げピッチ・レートを防止する機能がある。さらに、SCASには自動的に昇降舵コマンドを零にするように水平安定板を動かすオートトリム機能 がある。トリム系統としては操舵力を調整するフィールトリム機能 および空力バランスを取るトリム機能がある。
<ul> <li>2. 高揚力操作系統 <ol> <li>1) スラット系統</li> <li>2) OB フラップ操作系統</li> <li>3) USB フラップ操作系統</li> <li>• SCAS・速度保持系統</li> <li>• SCAS 自動復行モード</li> </ol> </li> </ul>	機体に高揚力を発生させる3種類の系統として主翼前縁可動部(スラット)を作動させて気流の剝離を防止して揚力の低下を防止する機能、主翼外弦フラップを作動させて高揚力を発生させる機能およびUSBフラップを用いて高揚力を発生させる機能がある。 SCAS系統にはUSBフラップをDDCとして使う速度保持機能およびSTOL復行モードがある。
3. SCAS·FPC 系統	パイロットのFPCレバー操作でエンジン・スロットル作動とスポイラーの作動を同時に実行させる基本的機能がある。スポイラをDLCとして利用できる様に中立位置をアップリグする機能、上昇性能劣化を防ぐ為スロットル位置によってアップリグ量を調整する機能およびスロットルの絞り過ぎを防止し、その代りにスポイラにより降下性能を確保する機能がある。
4. スピードブレーキ系統 1)機力系統 2)オートスポイラ系統	パイロットのスピードブレーキ・レバー操作でスポイラーを開き 機体速度を低下させるブレーキ機能と脚接地信号で自動的に開きブ レーキとして働くオートスポイラ機能がある。
5. 補助翼制御系統 1)機械系統 2) SCAS ROLL CWS 系統 3) トリム系統	パイロットの操縦輪操作量に対応して、機体にロールレートを発生させ、操縦輪を中立に戻すとその時のバンク角を保持するSCAS基本機能、STOL形態において補助翼をドループして操舵角を増大させるドループ機能、パイロット操作力のトリムを取る機能がある。
6. 方向舵制御系統 1)機械系統 2) SCAS・A コマンド系統 3) SCAS CTOL YAW DAMPER系統 4)トリム系統	STOL形態におけるβ-SCAS制御則によるβダンパー機能, CTOL形態に於けるヨーダンパ機能及びパイロットのペタル操作力のトリムを取る機能がある。
7. SCAS·EFC 系統	エンジン故障時の推力および揚力などの不釣り合いから生じる機体の不平衡モーメントを打消すため、エンジン回転数から推算した推力係数に応じて、エルロン、ラダー、スポイラーの各舵面を自動的に制御するSCAS機能がある。

## 能と使用アクチュエータ

使用アクチュエータの種類と個数:()中の数字	制御入力信号	駆動舵面
<ul> <li>①エレベータ信号アクチュエータ:(1)</li> <li>②エレベータ・パワーアクチュエータ:(2)</li> <li>③エレベータ・フィールトリムアクチュエータ:(1)</li> <li>④ティールプレーン・トリムアクチュエータ:(1)</li> <li>⑤オートトリムモータ:(1)</li> <li>⑥スタビライザ・トリムモータ:(1)</li> </ul>	<ul> <li>操縦桿変位</li> <li>ピッチ角とピッチレート</li> <li>動圧</li> <li>フリーズ SW</li> <li>SCAS 昇降舵コマンド</li> <li>フィールトリム SW</li> <li>トリムホイール</li> <li>安定板トリム SW</li> </ul>	• <b>昇降舵</b> • 水平安定板
<ul> <li>⑦スラット・ドライブユニット:(1)</li> <li>⑧スラット・アクチュエータ:(12)</li> <li>⑨アウトボードフラップ・ドライブユニット:(1)</li> <li>⑩アウトボードフラップ・アクチュエータ:(4)</li> <li>⑪ DDC サーボモータ:(1)</li> <li>⑫ USB フラップ・アクチュエータ:(4)</li> <li>⑬ USBフラップ・アクチュエータコントロールバルブ:(2)</li> </ul>	<ul> <li>スラット制御SW</li> <li>OBフラップレバー</li> <li>OBフラップ制御SW</li> <li>USBフラップレバー</li> <li>USBフラップモニタレバー</li> <li>USBフラップマスターSW</li> </ul>	<ul><li>スラット</li><li>OBフラップ</li><li>USBフラップ</li></ul>
④ DLC サーボモータ:(1) ⑤スポイラ・パワーアクチュエータ:(4) ⑥スロットル・ドライブユニット:(2)	<ul> <li>FPC レバー</li> <li>FPC ディスコネクト SW</li> <li>スロットルレバ変位</li> </ul>	<ul><li>スポイラ</li><li>スピード</li><li>レバー</li><li>スロットル</li><li>レバー</li></ul>
・DLC サーボモータ ・スポイラ・パワーアクチュエータ	<ul><li>スピードブレーキレバー</li><li>脚接地信号</li></ul>	・スポイラ
①エルロン信号アクチュエータ:(2) (®エルロン・パワーアクチュエータ:(2) (®エルロン・ドループアクチュエータ:(2) ②エルロン・フィールトリムアクチュエータ:(1) ② LACS 電動モータ:(1) ・スポイラ・パワーアクチュエータ	<ul> <li>操縦輪変位</li> <li>バンク角 ・動圧</li> <li>ロールレート</li> <li>エルロンドループSW</li> <li>フォースセンサ</li> <li>トリムホイール</li> </ul>	• 補助翼
②ラダー信号アクチュエータ:(1) ③ラダー・パワーアクチュエータ:(1) ④ラダー・フィールトリムアクチュエータ:(1) ⑤ラダーリミッター・アクチュエータ:(1) ⑥ラダーリミッター・ディスエンゲージ・アクチュエータ:(1) ②ラダー・トリムアクチュエータ:(1)	<ul> <li>・(ラダーペタル変位)</li> <li>・(横滑り角)・迎え角</li> <li>・ロールとヨーレート</li> <li>・バンク角 ・動圧</li> <li>・横加速度 ・対気速度</li> <li>・トリムホイール</li> <li>・ラダーリミッタ ディスエンゲージSW</li> </ul>	• 方向舵
<ul> <li>エルロン信号アクチュエータ</li> <li>エルロン・パワーアクチュエータ</li> <li>図スポイラ・信号アクチュエータ:(1)</li> <li>スポイラ・パワーアクチュエータ</li> <li>ラダー信号アクチュエータ</li> <li>ラダー・パワーアクチュエータ</li> </ul>	<ul><li>エンジン推力係数 推算に必要な諸量</li><li>USBフラップ角</li><li>迎え角</li><li>動圧</li></ul>	<ul><li>・方向舵</li><li>・補助翼</li><li>・スポイラ</li></ul>







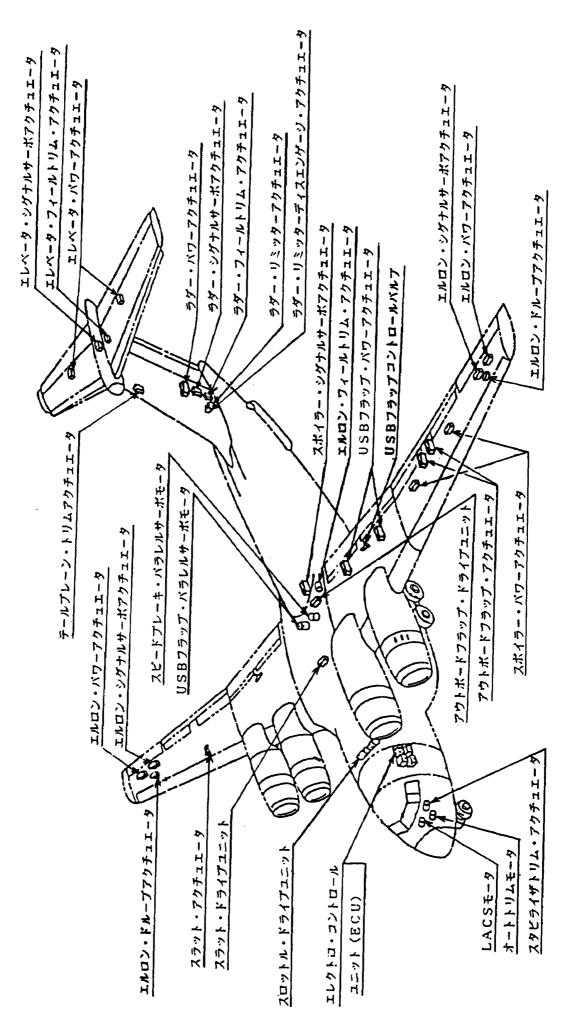


図7 飛行制御システム用アクチュエータの装備状況

て各々供給される。但し、No.4系統は、No.1~No.3系統が正常の時にはスタンバイの状態にあり、3系統の内のいずれかが故障した時に自動的にスイッチが切換わり故障系統へ電力を供給する。また、4発のエンジンが全部停止した時でも主操縦系統の制御が出来る様にバックアップバッテリ

3個(予備1個)が備えられている。これら各系統の電力は、上記の油圧ポンプに用いられると共に、飛行制御システムのSCAS系統と各種電気系統に供給されている。また、そのほか機体各部に供給され各種の装置や機器の電源としても使用されている。

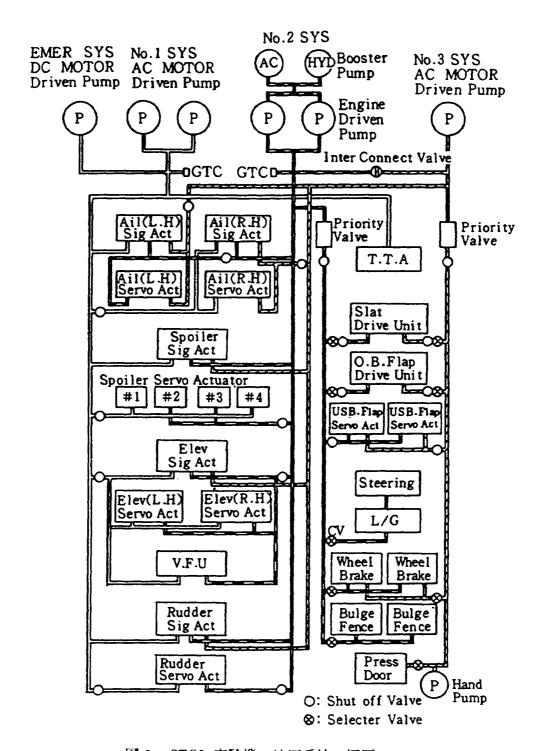


図8 STOL 実験機・油圧系統の概要

表2 各アクチュエータ

· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·				<b>₹</b> 2	谷 / グ / ユ エ ー グ
舵 面	アクチュエータ	寸 法(mm)	重量(N)	ストローク (mm)	出 力 (N)
エレベータ	エレベータ・信号 アクチュエータ	360 × 208 × 145	220. 6	40. 0	5,000 (3シリンダ並列)
	エレベータ・パワー アクチュエータ	443 × 160 × 176	137. 3	52. 0	46,700 (2シリンダ直列)
	エレベータ・フィール トリムアクチュエータ	358 × 128 × 56	15. 7	25. 3	784
スタビライザ	T . T . A	$1,216 \times 220 \times 302$	496. 2	520. 0	12, 700
	オートトリム・モータ	203 × 75 × 75	17. 7		9.6~11.3 Nm (ストールトルク)
	スタビライザ・ トリムモータ	200 × 96 × 125	24. 5		2.63 Nm (定格負荷)
スラット	スラット・ ドライブユニット	3, 426 × 228 × 174	247. 1		81. 7 Nm
	スラット アクチュエータNa.1	480 × 142 × 53	37. 3	338. 0	5, 010
	スラット アクチュエータNa 2	540 × 142 × 53	41. 2	352. 7	4, 670
OBフラップ	OB フラップ ドライブユニット	580 × 315 × 410	380. 5	207 (回転)	112 Nm
	OBフラップ・ アクチュエータ(Na.1) "(Na.2) "(Na.3) "(Na.4)	1, 096×150×152	114. 7 111. 8 120. 6 117. 7		
エンジン	スロットル ドライブ・ユニット	440 × 160 × 110	95. 1		23 ± 1.1 Nm
USB フラップ	DDC サーボ・モータ	250 × 120 × 138	38. 2		23.0±1.1 Nm (ストールトルク)
	USB フラップ アクチュエータ	699 × 115 × 115		378. 5	押 68, 300 引 58, 700
	USBフラップ コントロールバルブ	421 × 157 × 215	137. 3		
		l			<u> </u>

## の性能緒元 (その1)

時定数(sec)	最大作動速度(mm/sec),[]内は舵面角速度(rad/sec),その他
0. 014	レートリミッタ(ソフト): 42, [ 0.756 ] 電流リミッタ(電子回路): 108, [ 2.15 ] リミッタ無し : 204, [ 4.05 ]
0. 16	56.6, [ 0.808 ]
	4.5 ~ 7.0
	14.2以上,油圧モータ:109 rpm,[0.009以上],電動モータ:15.3 rpm
	[ 0.005 ]
	6 ± 0. 3 rpm
	335 rpm
	345 rpm
0. 3	11.9 rpm(負荷無し),10.9 rpm(系統負荷 5.69 Nm×2), スロットルレバーで[0.63]
0. 3	11.9 rpm, 13.0 rpm (系統負荷 4.34 Nm )
0. 38	51.6, [0.176]

表2 各アクチュエータ

r		<del>-</del>			
舵 面	アクチュエータ	寸 法(mm)	重量(N)	ストローク (mm)	出 カ (N)
スポイラ	スポイラ・信号 アクチュエータ	360 × 208 × 145	220. 6	52. 0	5,000 (並列 3 シリンダ )
	スポイラ・パワー アクチュエータ	436 × 126 × 220	70. 6	60. 0	33, 800
	DLC サーボ・モータ	250 × 120 × 138	38. 2		23.0±1.1 Nm (ストールトルク)
エルロン	エルロン・信号 アクチュエータ	360 × 208 × 145	220. 6	52. 0	5,000 (並列 3 シリンダ)
	エルロン・パワー アクチュエータ	299 × 286 × 66	107. 9	105. 0	押 46,400(並列2シ 引 20,200
	エルロン・ドループ アクチュエータ	152 × 60 × 52	4. 9	50. 8	1, 330
	エルロン・フィール トリムアクチュエータ	270 × 97 × 97	24. 5	46. 0	1, 180
	LACS モータ	$250\times123\times107$	37. 3		15.8 ± 0.8 Nm
ラダー	ラダー・信号 アクチュエータ	360 × 208 × 145	220. 6	52. 0	5,000 (並列3シリンダ)
	ラダー・パワー アクチュエータ	870 × 227 × 201	269.7	126. 0	104,000 (直列 2 シリンダ)
	ラダーフィールトリムアクチュエータ	203 × 93 × 90	28. 4	59. 0	1, 030

## の性能緒元 (その2)

時定数(sec)	最大作動速度(mm/sec), []内は舵面角速度換算(rad/sec), その他
0. 014	レートリミッタ(ソフト): 26  [1.57] 電流リミッタ(電子回路): 108  [3.37] リミッタ無し : 204  [6.37]
	129 [ 2. 23 ]
0. 3	12.2 rpm (系統負荷 7.45 Nm)
0. 014	レートリミッタ(ソフト): 52  [ 1.40 ] 電流リミッタ(電子回路): 108  [ 2.71 ] リミッタ無し : 204  [ 5.11 ]
0. 047	207 [ 2. 67 ]
	5. 0
	16. 0 rpm
0. 014	レートリミッタ(ソフト): 52 [1.05] 電流リミッタ(電子回路): 108 [2.16] リミッタ無し : 204 [4.08]
0. 044	129 [ 1. 08 ]
1	

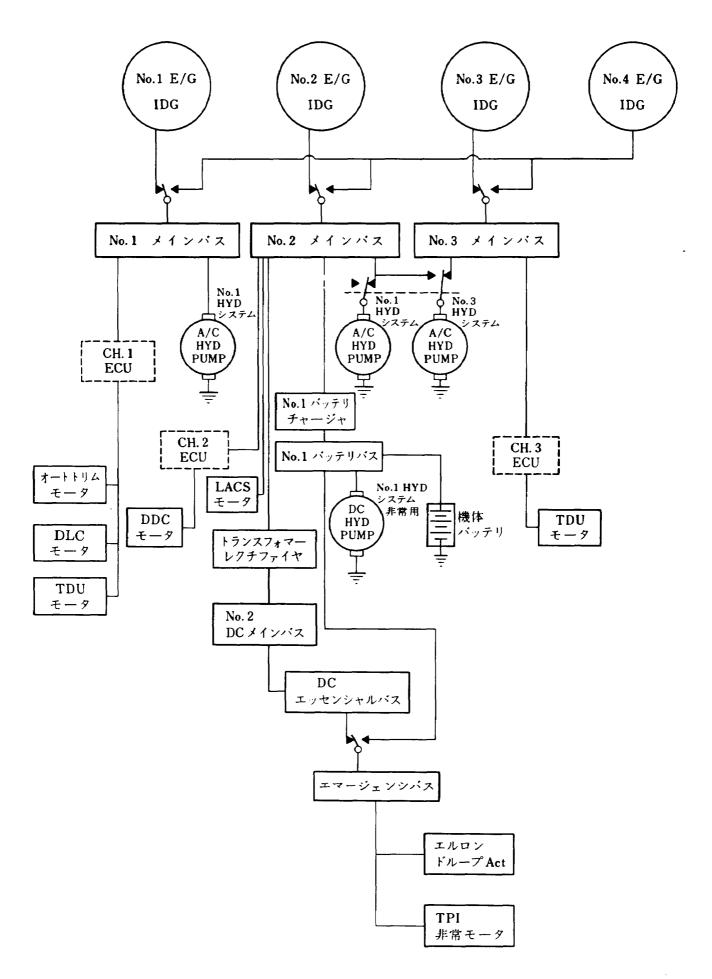


図 9 油圧ポンプと電動モータの電源バックアップシステムの概要

# 2.2 昇降舵制御系統の機能と使用アクチュエータ

#### 2.2.1 昇降舵制御系統

昇降舵制御系統は、図3、図4に示した様に縦操縦系統の主操縦系統であり、SCASの付加によって表1に示した様にパイロットの操縦桿操作量に対応したピッチ姿勢角、ピッチ・レートを発生する機能及びピッチ姿勢角を保持する機能を有している。その他、姿勢を保持したまま操縦桿位置を変更できるフリーズ機能、過大な頭下げピッチ・レートを防止する機能等も有している。

同系統の信号伝達とアクチュエータ作動は、図4に示す様に機械的リンク系統と電気ワイヤリングによるSCAS・PITCH CWS系統との2系統で行われる。機械的リンク系統のパイロット操縦信号は、図10に示される様に各セクタを経由して操縦索で差動リンクへ伝達され、同リンクの出力でエレベータ・パワーサーボアクチュエータのコントロールバルブを直接動かし、同アクチュエータを駆動する。

SCAS 系統の信号は、表1に示した様に SCAS コンピュータへの入力信号として、LVDTで電気信号に変換されるパイロットのコラム操縦信号、ピッチ姿勢角、ピッチレート、および動圧信号が用いられ、PITCH CWS 制御則に従った演算処理後の出力信号でエレベータ信号サーボアクチュエータを作動させ、その出力は差動リンクで機械的リンク系統の出力と結合され、エレベータ・パワーサーボアクチュエータのコントロールバルブを制御して同パワーサーボアクチュエータを駆動する。

このように両系統から駆動されるエレベータ・パワーサーボアクチュエータは機力によって昇降 舵を作動させるため、パイロットに操舵力感覚を 人工的に与える必要があり、動圧を利用したバリアブルフィールニットが設られている。このコラム操作力のトリムを取るためにエレベータ・フィールトリムアクチュエータが用いられている。

#### (1) エレベータ信号サーボアクチュエータ

本信号サーボアクチュエータは、新規開発アクチュエータの中枢にあり、STOL 実験機の主操縦系統の各舵面(エレベータ、スポイラー、左右両

エルロン,ラダー)を駆動するパワーサーボアクチュエータを SCAS 系統から制御するのに用いられ、全部で5個使用されている。同アクチュエータのコントロールバルブは電気/油圧式サーボバルブであり、SCAS 系統電気信号で作動し電気/油圧、油圧/機械変換が行われアクチュエータロッドの機械的変位が出力となる。この出力はパイロット操舵信号と差動リンクで機械的に結合され、エレベータ・パワーサーボアクチュエータを駆動させる機能を有している。なお、信号の伝達がパワーサーボアクチュエータに対し直列に位置することからシリーズサーボアクチュエータとも呼ばれている。

本信号サーボアクチュエータは, 信頼性を保 持させる為に3重の冗長系で構成されているが, 図11に見られる様に各系統は一体化されている。 3重のアクチュエータ出力の結合方式は故障発 生時のトランジェントを小さく抑えるためフォ ース加算方式を採用している。3重系の内の1 チャンネル系統についてその基本構成を示した のが図12であり、同図から判る様に構成要素と しては,ソレノイド・バルブ (SOV), ロックリ リースピストン (RLP), 電気 / 油圧サーボバル ブ (EHSV), センタリング・バッファバルブ (CBV), バイパスバルブ (BPV), アクチュエー タ (ACT), ポジション・トランスデューサ (PLVDT), 差圧センサ (DPLVDT), センタリン グ・スプリング (CS) 等がある。各々の機能およ び作動原理を以下に示す。

本信号サーボアクチュエータは,使用前の油圧のかからない状態では中立位置でロックされており,①始動は油圧を供給し SOV を開け,油圧の力で RLP を作動させてロックをはずして行われる。②電気入力信号は EHSVで油圧に変換され,サーボバルブを作動させ,油圧の流量を制御し,非作動状態の CBV 及び非作動状態の BPV を経由して ACT を作動させる。③この ACT 出力変位は PLVDT によって電気信号に変換され,電子制御ユニット (ECU) ヘフィードバックされ,位置制御のための入出力信号の比較に用いられる。

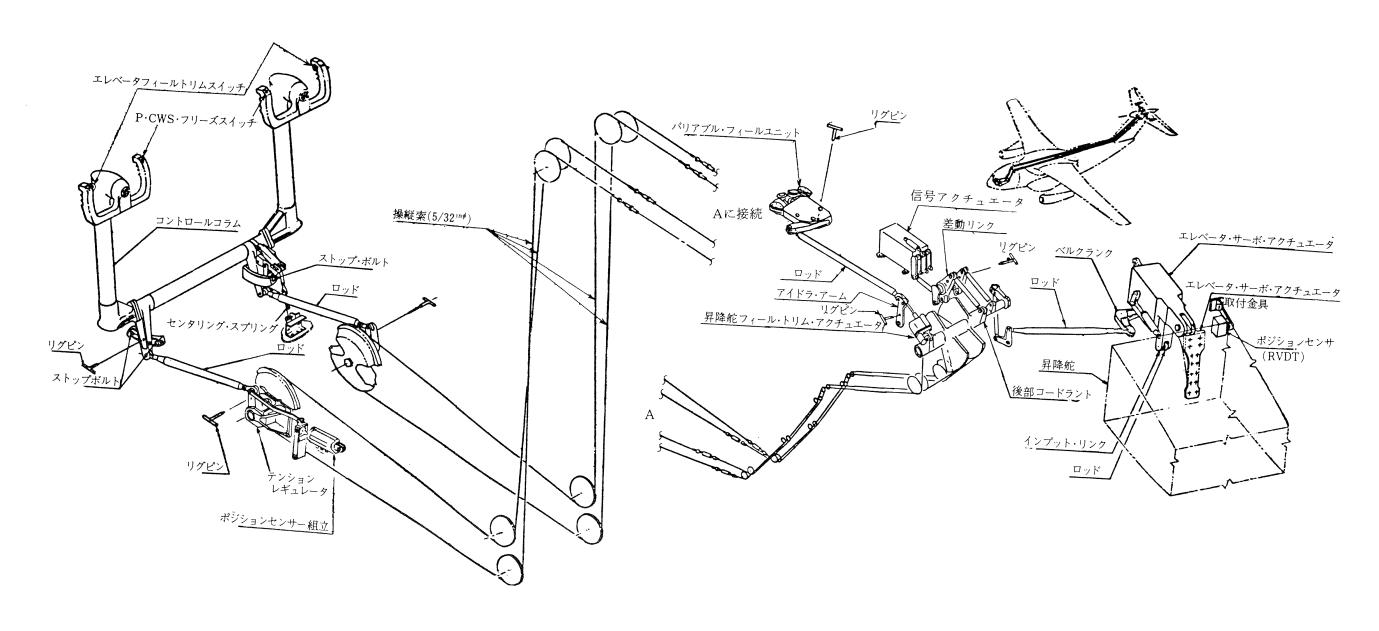


図10 昇降舵操作の機械的リンク系統<sup>1)</sup>

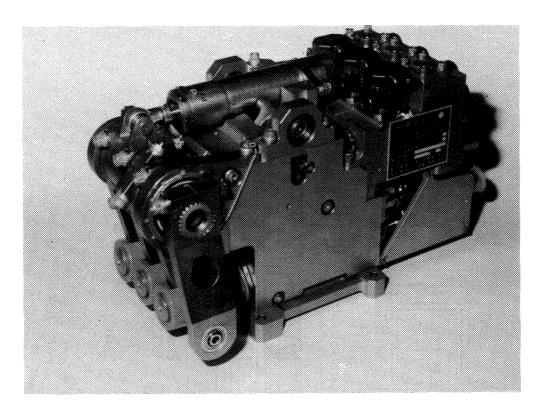


図11 信号アクチュエータの外観写真

トランスデューサとしては差動トランスが使用さ れている。④ DPLVDT は、各チャンネルの信号 サーボアクチュエータ出力の結合にフォース加算 方式を採用したことにより派生する各チャンネル 間のフォースファイト(各チャンネルの不整合に より各アクチュエータ間に発生するフォースファ イト)を解消する為、アクチュエータピストン両 側の圧力差を電気信号で検出し、ECU の均等化 回路へのフィードバック信号の供給に用いられる。 また、この信号は故障検出信号として使用されてい る。⑤1チャンネル故障時の故障チャンネルの切 離しは、油圧 SOV を閉じ供給圧を低下させ、 BPV を作動させてアクチュエータの供給・リタ - ン両油圧回路をバイパスさせ、無負荷状態にす ることによって行われる。従って残った2系統の 作動に対する悪影響は防止できる。⑥全チャンネ ルの作動停止は、全系統の SOV を閉じ、供給圧 を低下させ CS によってロックリリーズピストン を作動させアクチュエータを中立位置に戻し,全 チャンネルを共にロックする。⑦CBV は信号サ ーボアクチュエータがセンタリングスプリングに よって中立位置に戻されるときその戻り速度を緩 和させる為に設けられている。

#### (2) 電子制御ユニット (ECU)

ECU は各信号サーボアクチュエータの制御器として本来設けられたものであるが、この機能とは別に各種アナログセンサ信号のシグナルコンデショナとしての機能も持たせている。ここでは前者の制御器としての機能についての概要を述べる。なお、ECU に制御回路が含まれる信号アクチュエータとしては表3に示すものがある。

同表から判る様に ECU は一部のアクチュエータを除いて基本的に 3 重の冗長系で構成されており、信号サーボアクチュエータの各チャンネルに対応してその機能を果たす。

3重系の信号サーボアクチュエータに対する制御器としての ECU は下記の 3 つの機能を有している(図13参)。

#### 1) 位置制御機能

本位置制御機能はサーボループへの入力信号と信号サーボアクチュエータの出力信号を比較してその差を電気 / 油圧サーボバルブにフィードバックして追従性の良い正確な位置の制御を行う。

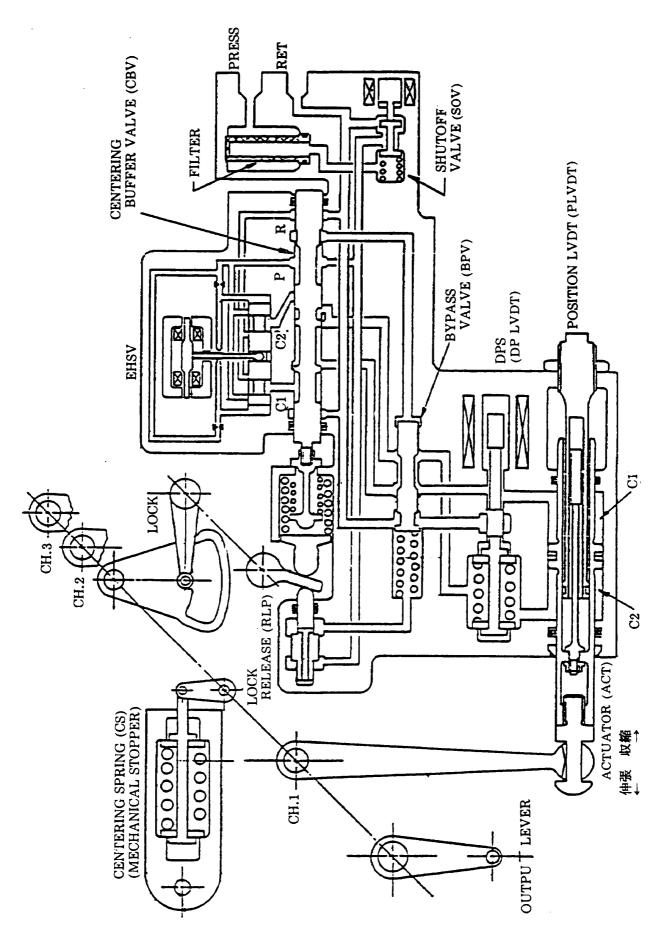


図12 信号サーボアクチュエータの基本構成

信号アクチュエータの機器名	( 多重度 )
① エレベータ信号アクチュエータ	(3重系)
② 左舷エルロン ″	(3重系)
③ 右舷エルロン ″	(3重系)
④ ラダー "	(3重系)
⑤ スポイラー 〃	(3重系)
⑥ スロットル・ドライブユニット	(擬似3重系)
⑦ DLC サーボモータ	(擬似2重系)
® DDC "	(擬似2重系)
⑨ オートトリム	(1重系)

表 3 制御回路がECUに含まれる信号サーボアクチュエータ

#### 2) 3 重系の出力均等化機能

本機能は3重系のアクチュエータ差圧出力(ピストン両側の差圧)のボータ出力(この場合は中間値)と各アクチュエータ差圧出力との差を電気的にサーボバルブにフィードバックして3つのアクチュエータの差圧を均等化して相互の力の干渉を小さくする様に作用する。なお、3重系作動の場合はその中間値がボータ回路により選出されるが、1チャンネルが故障し2重系になった場合は平均値が選択される。

#### 3) 故障検出、切離し及び再構成機能

本機能は夫々のチャンネルの差圧出力とボータ出力との差を比較してそれが許容値を越えた場合に 故障と判断し油圧をシャットオフして故障アクチュエータを切離し、残りのアクチュエータによって正常な作動を維持する(再構成機能)。

なお、ECU は一連のアクチュエータと異なり、電子機器であるから SCAS コンピュータと同様に SCAS 電子機器としてまとめて機体キャビン内にある SCAS ラックに装備されている。従って、耐環境試験としては、 SCAS 電子機器と同様に高温、低温、高度、湿度、衝撃、振動、電源変動及び電磁干渉等についての試験が実施されているが、本報告はアクチュエータに関するものであり、電子機器と見なす ECU の開発技術試験については除外した。

#### (3) エレベータ・パワーサーボアクチュエータ

本アクチュエータは水平安定板の右舷と左舷に各々1台装備され図14に示す形状をしており、シリンダーピストン、バイバスバルブ、コントロールバルブの主要素からなるタンデム形式の2重の冗長系で構成されている。2重系の各々へ油圧を供給する油圧系統には、No.1系統とNo.2系統が用いられている。

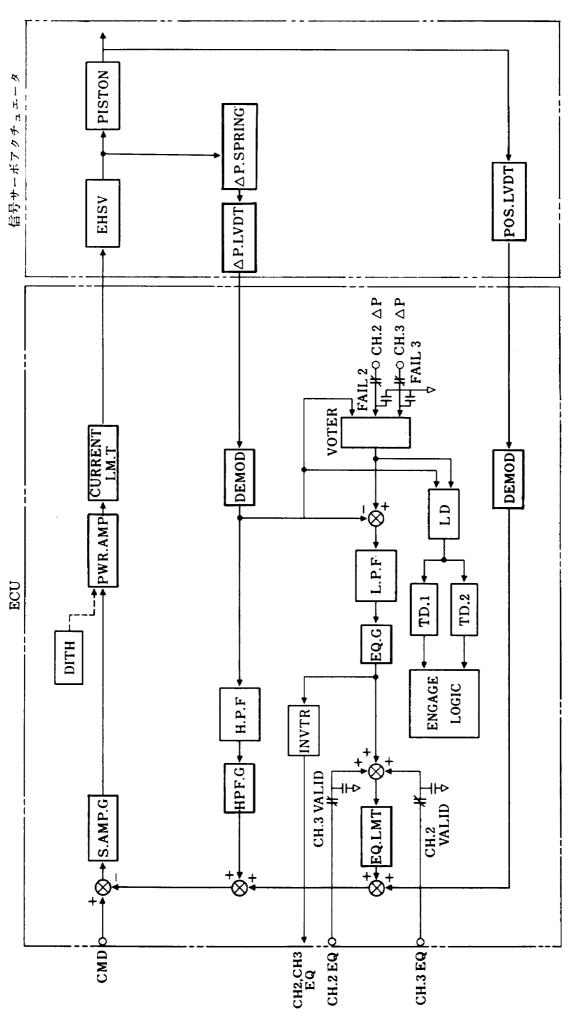
本パワーサーボアクチュエータの駆動原理は差動リンクを介して伝達される入力に従って入力レバーが動き,同レバーに連結された2個のコントロールバルブが作動して供給されている油圧流量を制御し,パワーサーボアクチュエータを駆動する。バイパスバルブは2重の油圧系統の1系統が故障した時,故障側の油圧をバイパスさせて正常側のアクチュエータに負荷がかからない様に機能する。また,バイパスバルブは両系統が故障した時でもパイロットの機械的リンク系統による入力操舵で作動できる様に機能する。

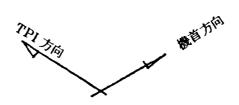
## (4) エレベータ・フィールトリム アクチュエータ

本アクチュエータの構成は図15に示されるように 制御装置付き直流電動モータ、同モータで駆動さ れる親ネジ、その回転運動を直線運動に変換する ナット、および同ナットの移動範囲を調整できる リミットスイッチの主要素で構成される。パイ ロットはエレベータフィールトリムスイッチを



図13 信号サーボ・アクチュエータ制御回路の基本構成





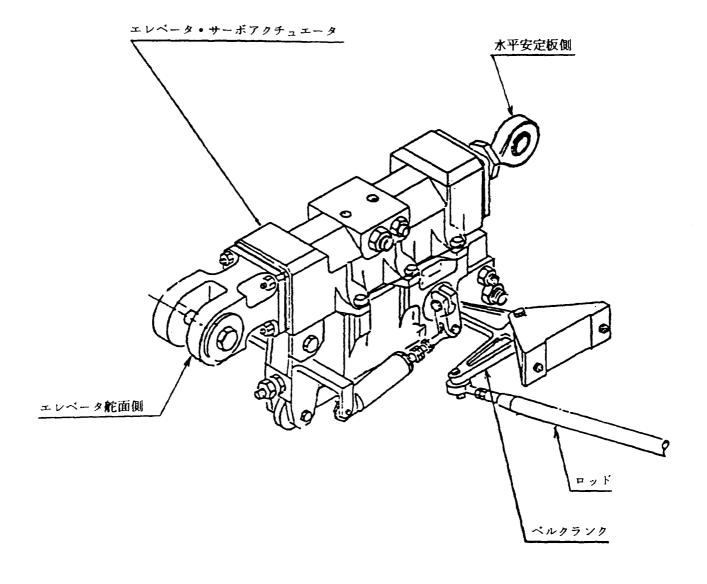


図14 エレベータ・パワーサーボアクチュエータ

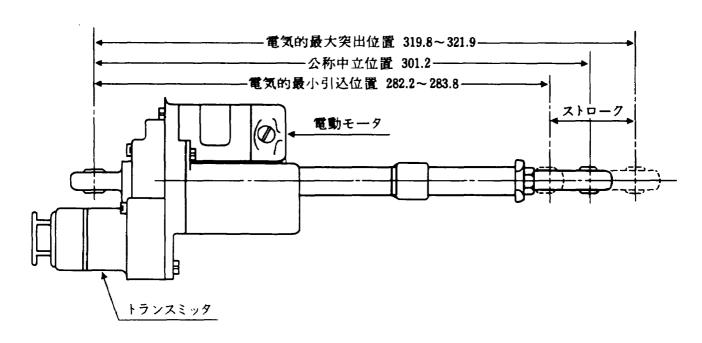


図15 エレベータ・フィールトリム・アクチュエータ

操作することによりエレベータフィールトリムア クチュエータを駆動し、バリアブルフィールユニットからの力を調整して操舵力をトリムすること が出来る(図4参照)。

#### 2. 2. 2 水平安定板操作系統

水平安定板は縦の姿勢コントロール、主にピッチングモーメントの静的な釣り合いを取るために用いられ、テールプレーントリムアクチュエータによって作動する。同アクチュエータは図3、図4に示されるようにセンタペデスタルのトリムホイールからの機械的リンク操作、コラムのピッチトリムスイッチで作動するスタビライザトリムモータと SCAS オートトリムモードで作動するオートトリムモータによる3系統から駆動される。

#### (1) ティールプレーン・トリムアクチュエータ

本アクチュエータには、下部ジンバルと上部ジンバルがあり、各々垂直安定板と水平安定板に取り付けられている。本アクチュエータは図16、図17に示す様に油圧モータを用いたドライビングユニット、油圧モータの回転運動を伝達するボールスクリューシャフト、回転運動を直線運動に変えるボールナットの主要素で構成される。アクチュエータの作動はパイロットのピッチトリムホイール操作が機械的リンク系統によって油圧モータの

入力レバーに伝達され,同レバーでコントロール バルブを動かし,油圧モータを駆動させてボール スクリューシャフトを回転させ,この回転を直線 運動に変えるボールナットの移動でティールプレ ーンを動かす。

なお、ティールプレーン・トリムアクチュエータには図18に示す様に非常用電動モータが装着されており、水平安定板の正規操作系統の故障時にパイロットが操作する(オールタネイト系統)スイッチで同モータを直接作動させ水平安定板を動かすことができる。

#### (2) オートトリム・モータ

本アクチュエータは SCAS 系統で作動させる昇降舵のオーソリティを広い飛行範囲で確保するため,SCAS 昇降舵作動信号が零になる方向にティールプレーンを作動させる為に用いるものであり,SCAS Auto Trim からの信号で作動する。同モータはティールプレーン・トリムアクチュエータを一定のレートで駆動させてその機能を果たす。この SCAS Auto Trim は PITCH CWS ON の時のみエンゲージできる。オートトリム・サーボモータの形状を図19に示す。なお,オートトリム・アクチュエータとスタビライザ・トリムアクチュエータは図16に示す箇所に装備されている。

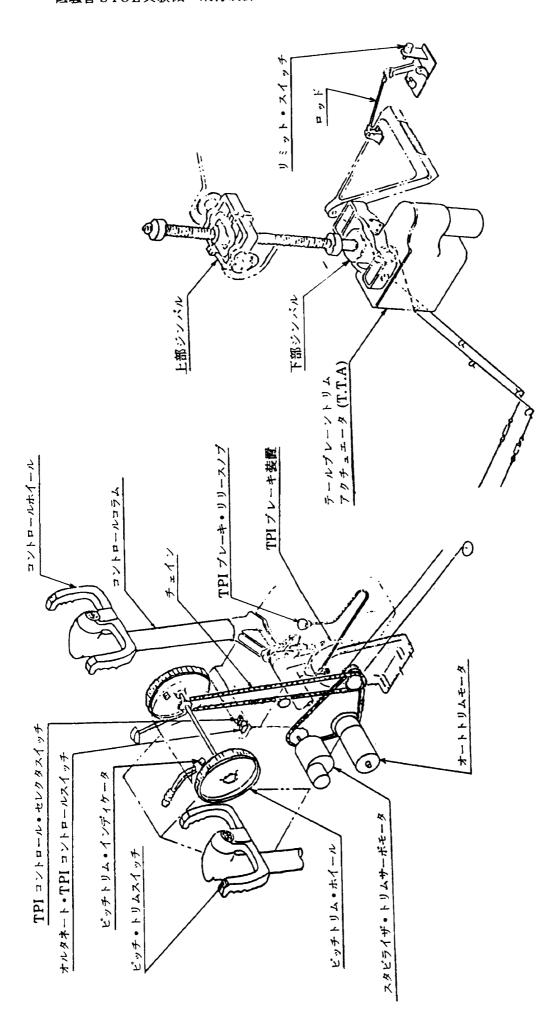
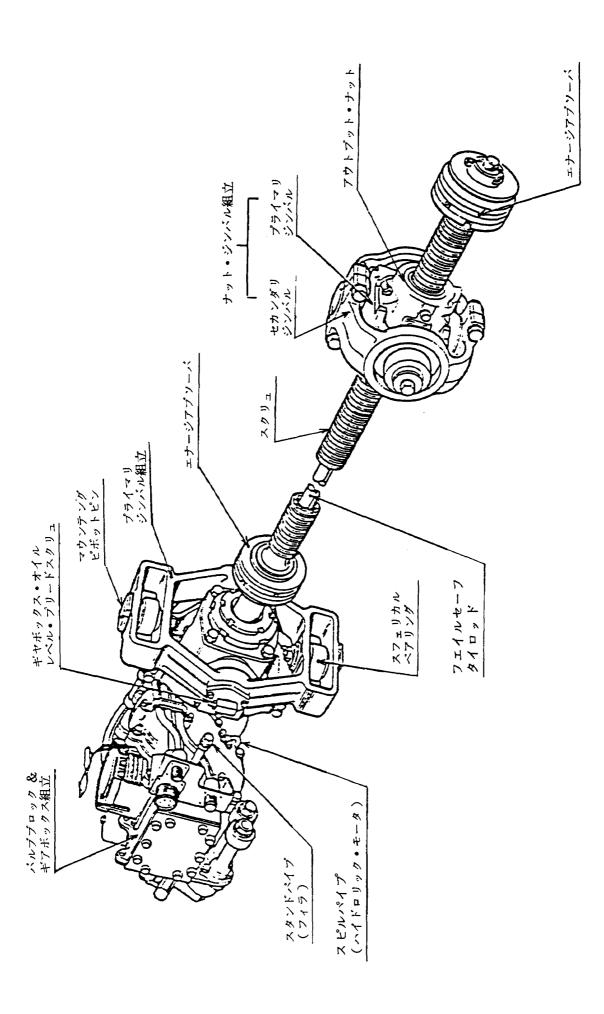
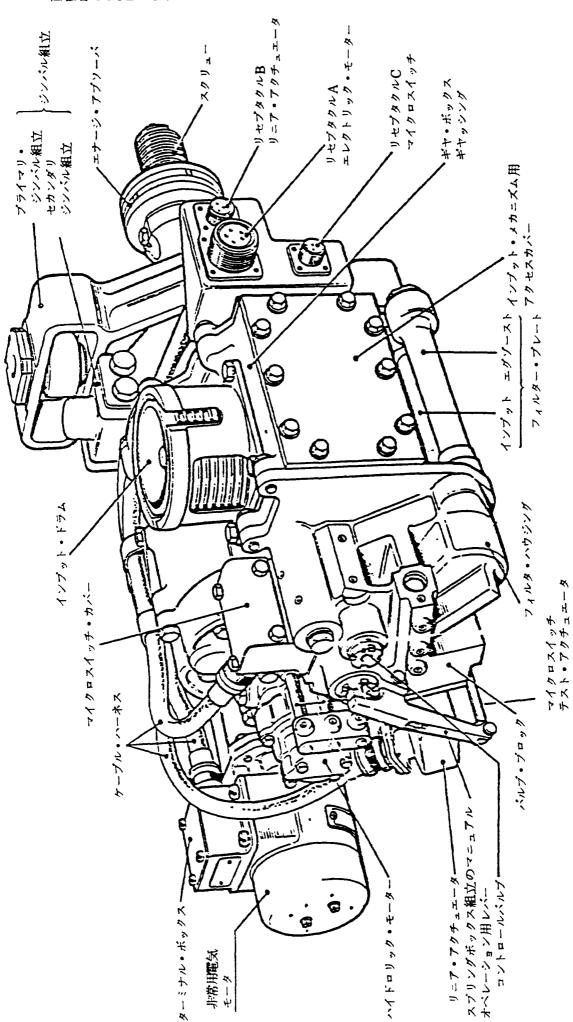


図16 ティールプレーン・トリムアクチュエータの操作系統





\* ティールプレーントリムアクチュエータのギヤーボックスと非常用電動モー **X** 18

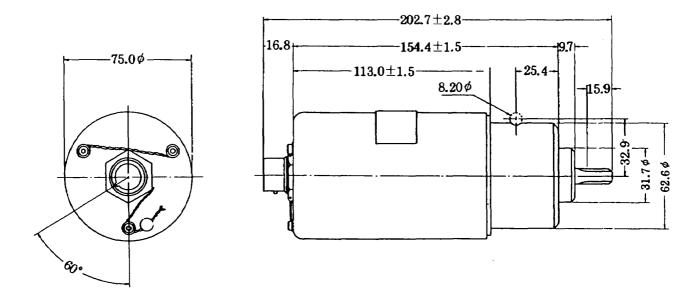


図19 オートトリム・サーボモータ

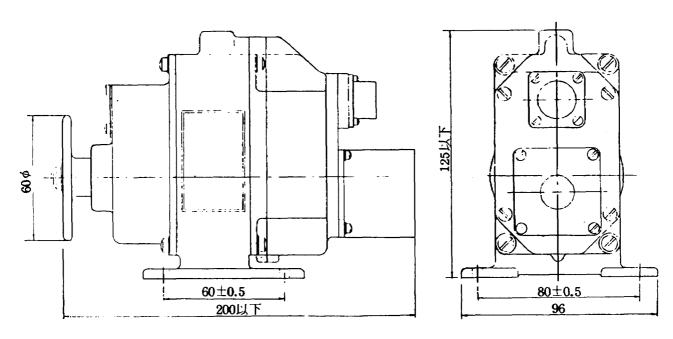


図20 スタビライザ・トリムモータ

#### (3) スタビライザ・トリムモータ

本アクチュエータは縦のピッチングモーメントの静的釣り合いを取るために、水平安定板を駆動するものである。パイロットの操作するピッチトリムスイッチで電気的に作動する。同トリムサーボモータの出力はケーブルでティールプレーン・トリムアクチュエータへ伝達され、水平安定板を一定のレートで駆動してその機能を果たす。同トリムサーボモータの形状を図20に示す。

# 2.3 高揚力操作系統の機能と使用アクチュ

高揚力操作系統には、スラット操作系統、アウトボードフラップ操作系統および USBフラップ操作系統の3種類の系統があり、各々の機能と作動は下記の通りである。

#### 2.3.1 スラット操作系統

スラット操作系統は、主翼前縁可動部(スラット)を下記の様に作動させる機能を有している。 ①大きな迎角ではスラットを突出させスロットを 開けて気流を流し、前縁近くの気流の剥離を防止

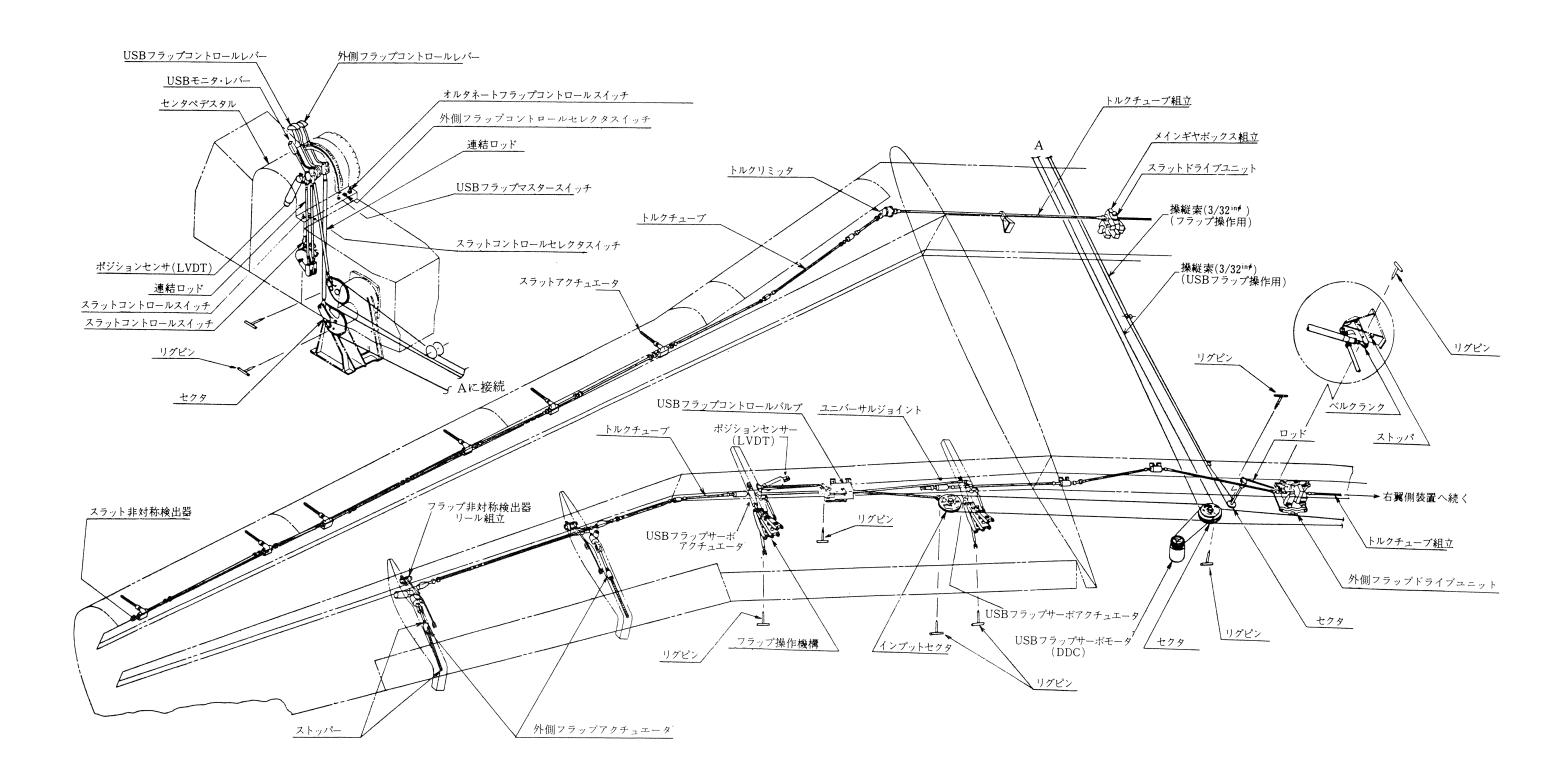


図21 高揚力操作及び USB (Upper Suface Blowing) フラップ操作の機械的リンク系統<sup>1)</sup>



する。②小さな迎角ではスラットを引込ませてス ロットを閉じて揚力の低下を防止する。

操作系統としては、図3、図21に示す様にパイロットが操作する外側のフラップレバー位置とUSBフラップレバー位置の組合せで作動するノーマル系統操作、外側フラップコントロール・セレクタ・スイッチで作動するオルタネート系統操作およびパイロットが手動でスラット・コントロールスイッチ等を操作するマニュアル操作系

統がある。これらの操作によってセレクタバルブとスラット・ドライブユニットを電気的に駆動させ、その出力を図21に示すトルクチューブで、主翼両舷に各々6台装備されているスラット・アクチュエータへ伝達し、同アクチュエータを駆動させてスラットを作動させる。

#### (1) スラット・ドライブユニット

本スラット・ドライブユニットの構成は, 図22 に示すようにギヤ列と同ギヤ列をはさんで同一軸

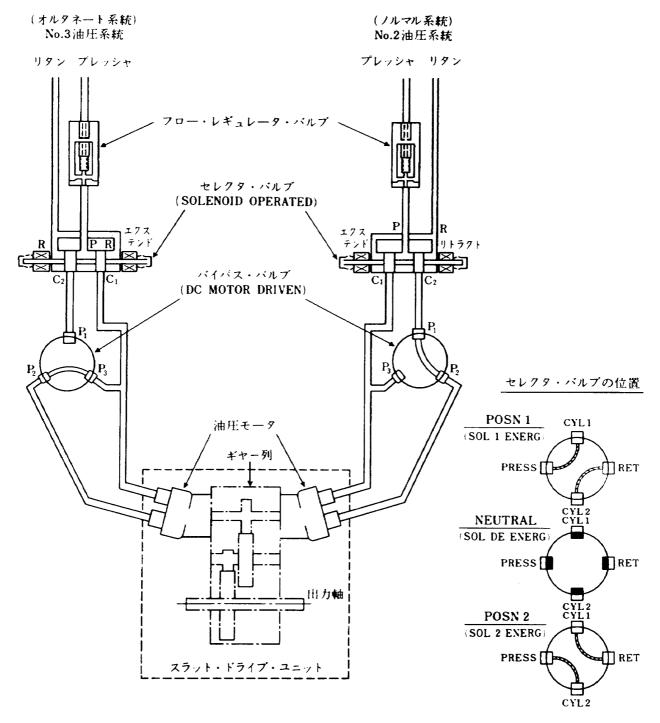


図22 スラット油圧系統

に対向して取り付けられているノーマル(正規) 系統とオルタネート(補助)系統の2系統の油圧 モータから成る。

アクチュエータ作動は2系統の内のいづれかの 油圧モータを駆動して行われ、その出力はギヤで 減速してトルクチューブに伝達される。2系統の 油圧モータは直結されているが、一方が作動中は 他方は作動しない様にバイパスバルブがスラット ・ドライブユニットの上流に設けられている。

#### (2) スラット・アクチュエータ

本スラット・アクチュエータはスラットの突出, 引込みを行ならもので,図23に示す様にスラット ・ドライブユニットからトルクチューブで伝達さ れる駆動トルクによって作動する。各々2個で1 対となるスラット・アクチュエータは主翼左右舷 に装備されている各3台のスラットを作動させる。

本アクチュエータは、図24、図25に示す様に減速歯車から成るギヤボックスとアクメネジのスクリュージャッキで構成されている。

#### 2.3.2 外側フラップ操作系統

本フラップ操作系統は,主翼外側後縁フラップ

を作動させて翼の形状を変え揚力を増加させる機能を有している。

操作は、図21に示す様にパイロットが操作する外側フラップコントロールレバー(ノーマル作動)または外側フラップ・コントロールスイッチ(オルタネイト作動)によって行われる。この操作によって外側フラップ・ドライブユニットのコントロールバルブが作動し、供給されている油圧の流れを制御して同ドライブユニットを駆動させ、その出力が図21に示すトルクチューブによって主翼左右舷に装備された各2台のフラップアクチュエータへ伝達され外側フラップの作動が行われる。

(1) アウトボードフラップ・ドライブユニット 本フラップ・ドライブユニットはフラップ駆動 トルクを発生させる装置であり、図26に示す様に その出力でフラップ・アクチュエータを駆動する。 トルク発生原理は機械/油圧式によるが、ロータ リ・サーボ形式のノーマル系統と外部のコントロールバルブによって制御されるロータリ出力形式 のオルタネート系統との2系統がある。この2系 統から成るドライブユニットの作動は、通常はノ

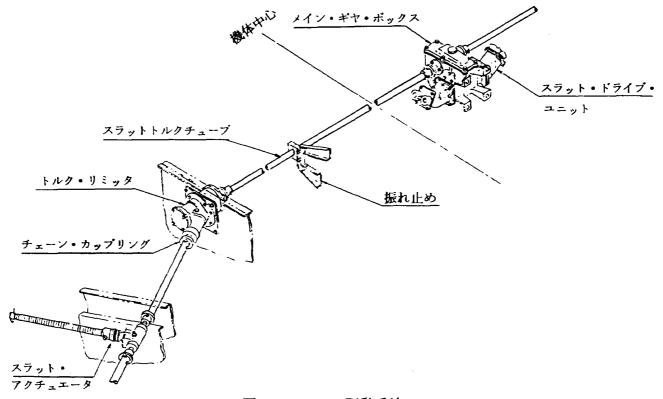


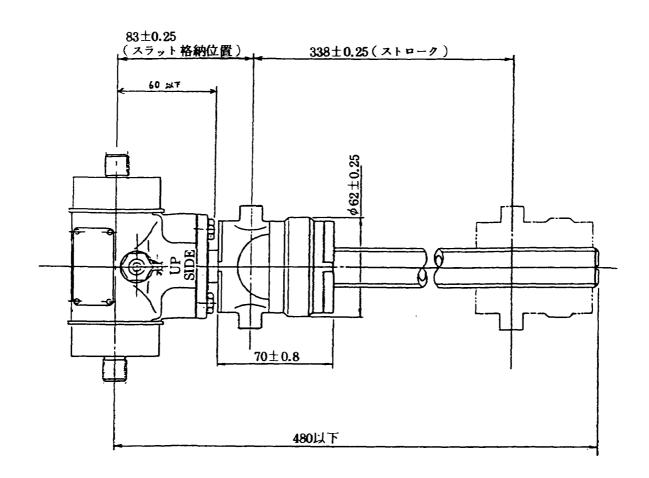
図23 スラット駆動系統

ーマル系統が用いられ、オルタネート系統はバイパスの状態にある。なお、ノーマル系統は No.2 油圧系統から圧油が供給され、コントロールバルブ、油圧モータ、フローレギュレータバルブで構成されている。オルタネート系統は、 No.3 油圧系統から圧油が供給され、油圧モータ、フローレギュレータバルブ、リリーフバルブおよびチェックバルブで構成されている。ノーマル系統の作動は入力がで構成されている。ノーマル系統の作動は入力が

入力ベルクランクに与えられるとコントロールバルブが開き油圧モータを回転させ、その動きが駆動トルクとして出力される。なお、この出力はウォームギヤ、アクメネジを介してフィードバック軸に伝達されリンク機構でコントロールバルブにフィードバックされている。

#### (2) アウトボードフラップ・アクチュエータ

本フラップ・アクチュエータは、トルクチューブから伝達されるフラップ駆動トルクによって作



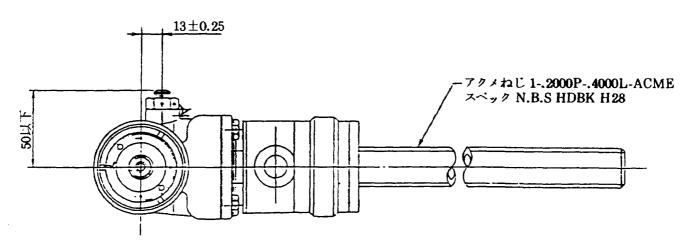


図24 スラット・アクチュエータ (No.1)

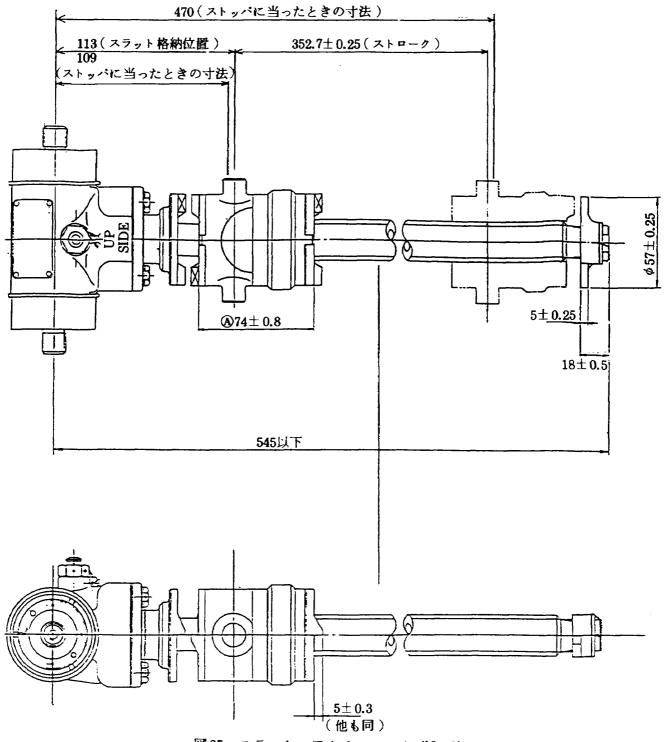
動し左右両舷の後縁に装備されているアウトボード・フラップを図27に示すフラップ・レールに沿って駆動する。各フラップの駆動には2個のアクチュエータが用いられる。アクチュエータは、ベベルギヤボックス、ユニバーサル・ジョイント、ボールナット、ジャッキ・スクリュで構成される。

#### 2.3.3 USB フラップ操作系統

本 USB フラップ操作系統は、USB フラップを

作動させて、エンジン排気を USB フラップに沿って変更させる(コアンタ効果) ことによって高揚力を得るために用いられる。USB型STOL実験機の STOL性はこの高揚力によって実現される。

USB フラップの作動は正常時には USB フラップレバー操作により電気的に行われるが、故障時には USB フラップモニタレバーを操作して機械的に行うこともできる。また、USB フラップ



を作動させる SCAS モードとしては速度保持モードおよびゴーアラウンドモードがある。前者は DDC として、後者は飛行形態変化のために USB フラップが作動する(図3参照)。

# (1) USBフラップ・パラレルサーボモータ

本 USB フラップサーボモータは、電気信号を機械的変位に変更するために用いられ、この出力は USB フラップ・コントロールバルブを動かし USB フラップパワーサーボアクチュエータを駆動する。本モータはパイロットによる USB フラップレバー操作のほかに SCAS 制御則の速度保持モードと STOL復行モード時に使用されるもので

ある。

同モータの構成はレートジェネレータ,減速ギャ列,電磁クラッチおよびフォローアップオートシンから成る。USBフラップパラレルサーボモータの概要を図29に示す。

# (2) USBフラップ・コントロールバルブ

本コントロールバルブは、図28に示す様に SCAS 系統の USB フラップ・パラレルサーボモータ (DDC モータ)出力と機械的なリンク系統で伝達されるパイロットの USB モニターレバー操作信号とを結合するセクタの出力信号によって作動し、USB フラップ・パワーサーボアクチュ

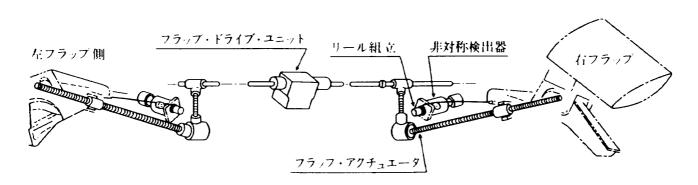


図26 外側フラップ・ドライブユニット系統

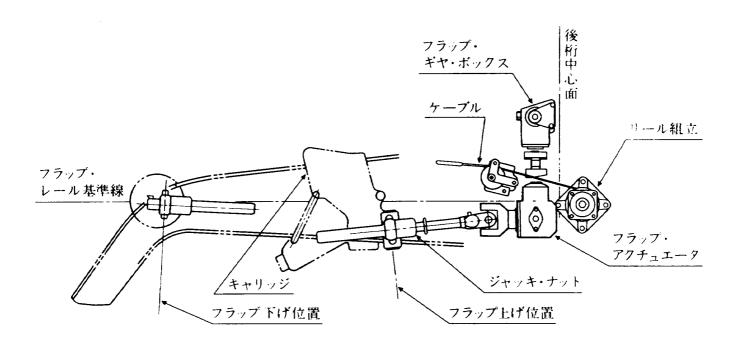


図27 外側フラップ・アクチュエータ

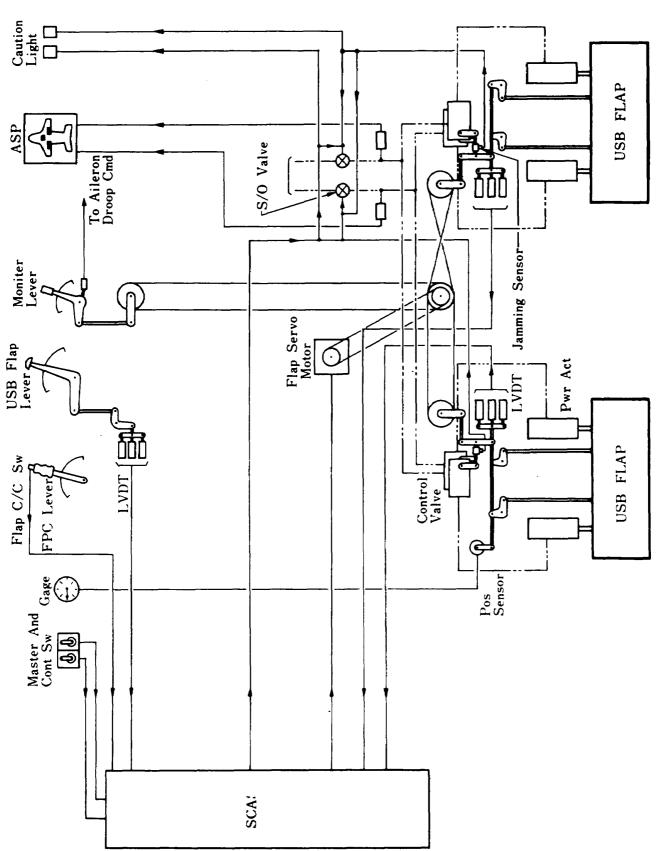


図28 USB フラップ操縦系統<sup>1)</sup>

エータへ供給している油圧流量を制御する機能を 有するもので、一筐体に油圧システムとして独立 な2系統のコントロールバルブが組み込まれてい る。これによって USB フラップ内、外側のパワ ーサーボアクチュエータの制御が行われている。

本バルブの基本構成は、図30に示す様にコントロールバルブ、バイパスバルブ、ブロックバルブ、チェックバルブ、オーバライドカートリッジ、フィードバックリンク、インプットレバーなどの基本要素(但し、No.3油圧系統のコントロールバルブにはブロックバルブは含まれていないがその代りにコントロールバルブとパワーサーボアクチュエータ間にシャットオフバルブが設けられている)から成る。これらの要素の内、主なる要素の機能は下記の通りである。

#### (1) コントロールバルブ

本コントロールバルブは USB フラップ・サーボアクチュエータへ供給する圧油流量を制御する 機能を有するものであり、インプットレバーとフィードバックリンクのボジション差で作動する。

#### ② バイパスバルブ

本バルブは供給圧が何らかの故障で設定値以下に低下するとスプリング力で自動的にサーボアクチュエータへの供給油ポートC<sub>1</sub>, C<sub>2</sub> をバイバスさせて同アクチュエータを無負荷状態にし、正常な別系統のサーボアクチュエータの駆動を妨げない様に機能する。

#### ③ ブロックバルブ

本バルブには2系統の油圧が供給され、両系統の油圧が共に設定値以下に低下するとスプリング力で自動的にブロックバルブのスプールが作動し、ブロックバルブ経由で供給しているNo.2系統の油圧供給ボートおよびリターンポートを閉鎖してパワーサーボアクチュエータの位置を保持し、USBフラップ舵角をその位置に維持させ、油圧低下で生じる舵面のブローバック等を防止する様に機能する。

# ④ シャットオフバルブ

本バルブは No.3 系統のブロックバルブの代り に設けたもので,両系統の油圧が共に設定値以下 に低下した場合に電気信号でソレノイドバルブを 作動させ、USBパワーサーボアクチュエータへの 油圧供給ボート又はリターンボートを閉鎖してブ ロックバルブ機能を果たす。

#### ⑤ チェックバルブ

本バルブは供給圧の圧力変動の影響を減少させると共に供給圧の低下時にブロックバルブが作動するまでの間、アクチュエータのブローバックを防止する機能を果たす。

### ⑥ オーバライド・カートリッジ

本カートリッジは、コントロールバルブが何ら かの原因で固着しアクチュエータの制御が不可 能になるのを防止する為のものであり、ある設定 値以上の操作力では固着側のスプリングが伸縮し、 固着していない別系統の正常なコントロールバル プの制御を可能にするものである。

#### ⑦ ジャミングセンサ

本センサは、上記のオーバライド・カートリッジが働くと本センサスイッチが閉じ、故障した系統を検出すると共に電気回路を作動させ油圧供給を断つ機能を有する。

# (3) USBフラップ・パワーサーボアクチュ エータ

本アクチュエータはUSBフラップ舵面を作動させるのに用いるものであり、図21に示す様に USB 舵面の内外端に1台づつ装備されている。このパワーサーボアクチュエータは図31に示す様に単純な油圧シリンダーとピストンで構成され、その外観は図32に示す形状を有している。

#### 2. 4 FPC 系統の機能と使用アクチュエータ

FPC操作系統は、STOLの FPC モードで使用し、パイロットが飛行径路を制御するのに FPC レバーを操作するのみで、それに対応したエンジン・スロットルレバー操作と、エンジンの応答遅れを補償するためのウォッシュアウトを介したスポイラー操作 (DLC) が同時に出来る基本機能を有している。そのため、SCAS FPCモードではスポイラを DLC として利用できる様に中立位置をアップリグする機能、それによる上昇性能の劣化を防ぐためスロットル位置によってアップリグ量

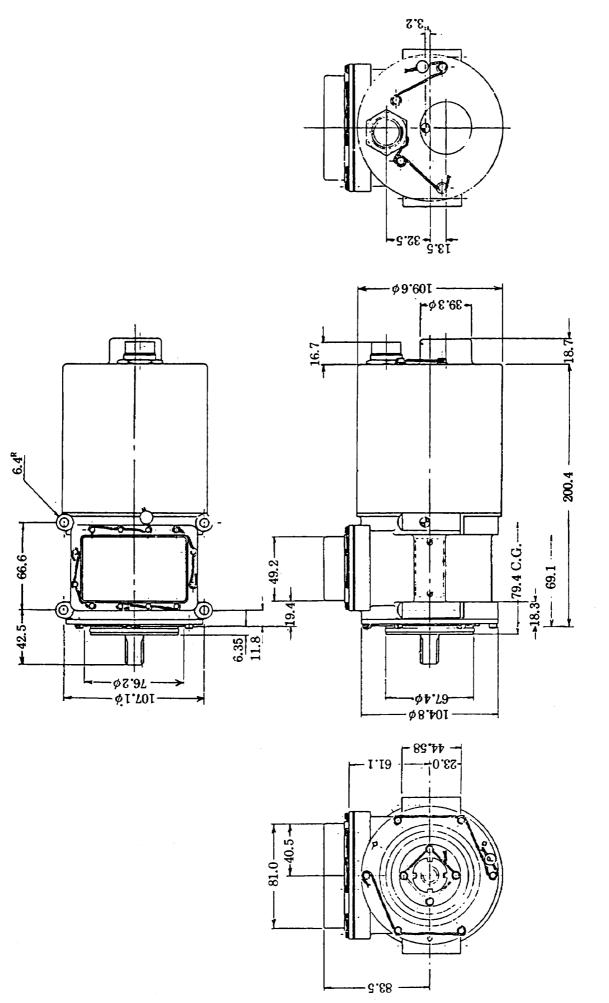
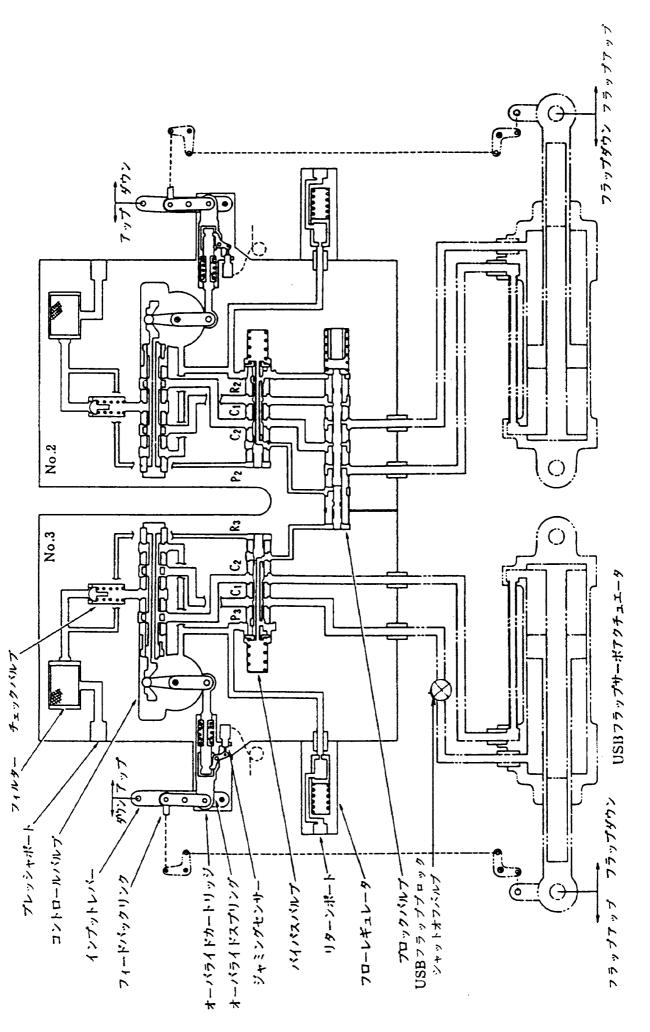


図29 USB フラップ・パラレルサーボモータ





実測寸法	113.931	119.994	73.679	OK	113.917	19.020	490.882	22.181	70.016	122.968	58.136	OK	OK	22.220	10mm以上	0.35	34.096	30.140	19.045	45.038	377.04	64.968	44°56′	17.817	43.00	77.50	7.50	54.745	51.942	7.70	15.037	13.90kg
記号	Α	В	၁	D	E	F	G	Н	I	ſ	K	Г	M	0	$P_1$	$P_2$	Z	ପ	æ	S	T	n	>	W	X	$Y_1$	$Y_2$	Z	AA	BB	႘	重量

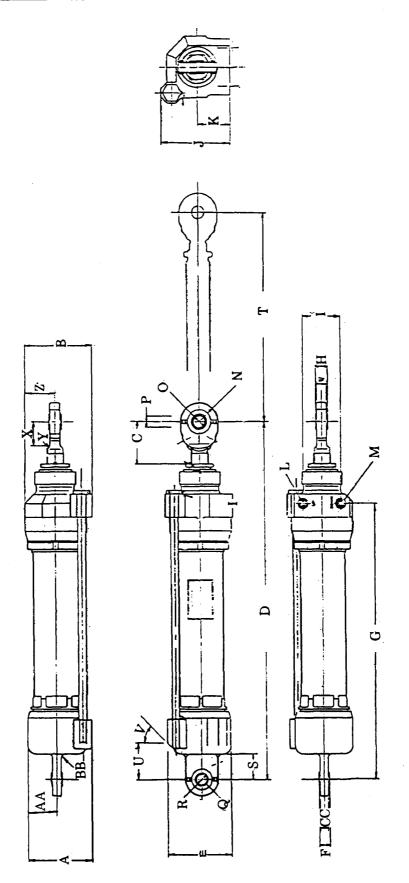


図31 USB フラップ・パワーサーボアクチュエータ

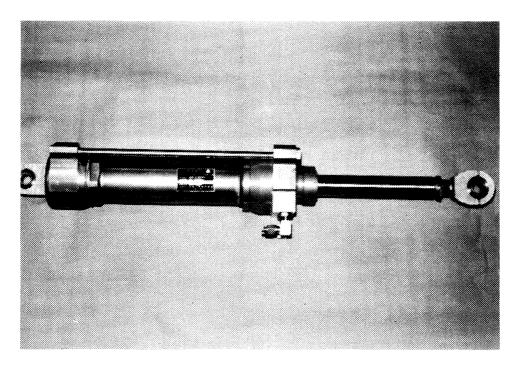


図32 USB フラップ・パワーサーボアクチュエータの外観写真

を変化させる機能およびスロットルの絞り過ぎを 制限しその代わりにスポイラを開いて降下性能を 確保する機能等も有している。

SCAS FPC モードでは、図33に示す様に直線型ポジションセンサ (LVDT) で電気信号に変換されるパイロットの FPC レバー操作信号と回転型ポジションセンサ (RVDT) で電気信号に変換されたスロットルレバー信号が SCAS コンピュータへ入力信号として用いられ、SCAS FPC制御則演算処理後にその出力信号が ECU を介してスロットル・ドライブユニットと DLC モータへ伝達され、エンジンの制御とスポイラの作動が行われる。

DLC モータ系統は、図33に示す様に、スポイラミキサで主翼の左右方向に分けられ、各々2台装備されているスポイラー・パワーサーボ・アクチュエータを駆動してスポイラを作動させる。

スロットルドライブユニット系統には図33に示す様に内側2台のエンジン操作系統と外側2台のエンジン操作系統と外側2台のエンジン操作系統の2系統があり、各スロットルドライブユニットの出力がスロットルレバーを動かしエンジンを制御する。

#### (1) DLC モータ

本サーボモータは、FPC モードエンゲージ時

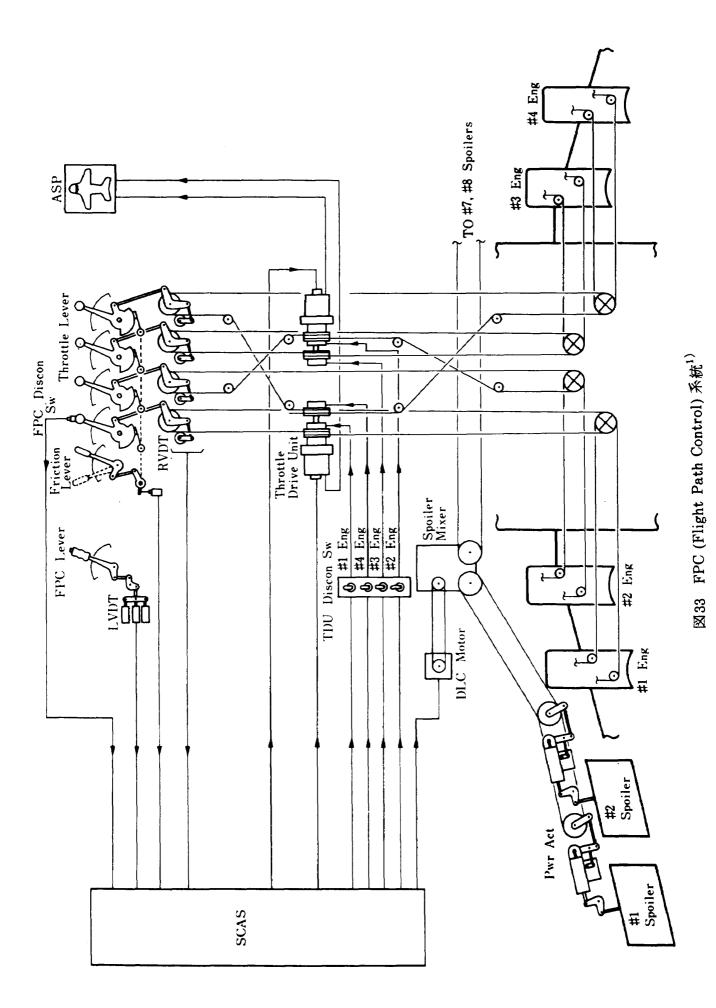
に作動し、電気信号を機械信号に変換してスポイラミキサに入力を与えるものである。 DLC サーボモータの作動は以下の様に行われる。まず、FPC モードにエンゲージすると電磁クラッチが励磁されレートジェネレータと出力端がメカニカルに連結し、モータ出力は減速ギヤトレンを介してフォローアップオートシンを駆動する。なお、フォローアップオートシン及びレートジェネレータの出力信号は本モータの制御アンプ(ECU)へフィードバックされサーボ制御回路が構成される。DLC サーボモータの概要は図29で示した DDC サーボモータと全く同じものである。

#### (2) スポイラーパワーサーボアクチュエータ

本アクチュエータは、図34に示す形状をしており、機械/油圧方式によりスポイラー舵面を作動させるもので、図3に示す様にFPCレバーおよびスピードブレーキ操作時に使用される。また、SCASのEFCモード時にスポイラー信号サーボアクチュエータを介して使用される。

#### (3) スロットルドライブユニット

本スロットルドライブユニットは、図33に示した様にエンジンスロットル操作系統にパラレル形



This document is provided by JAXA.

式で2台装備され、SCASのFPCモードにおいて作動する。各ユニットはパイロットのFPCレバー操作によって作動し、主翼の内側と外側に装備されている各2台のエンジンを制御すると共に操縦席のスロットルレバーも作動させる。

その形状は図35に示す様に、サーボモータ部と クラッチパック(2個)及びプーリ(2個)で構 成されている。サーボモータ部はモータ本体と電 磁クラッチからなり、このクラッチパックは電磁 クラッチ、スリップクラッチ、スリップトルク調 整ナット等で構成される。本ドライブユニットの 機能は下記の通りである。

- ① スロットルドライブユニット1台で2つのプーリの回転,すなわち2台のエンジンスロットルを同時に制御する。
- ② サーボモータ出力軸がなんらかの原因で暴走 または固着した場合はスリップクラッチにより 規定の操作力で両方向へオーバライドできる。
- ③ FPC モードがエンゲージされていない時に はモータ側の電磁クラッチでプーリとモータが

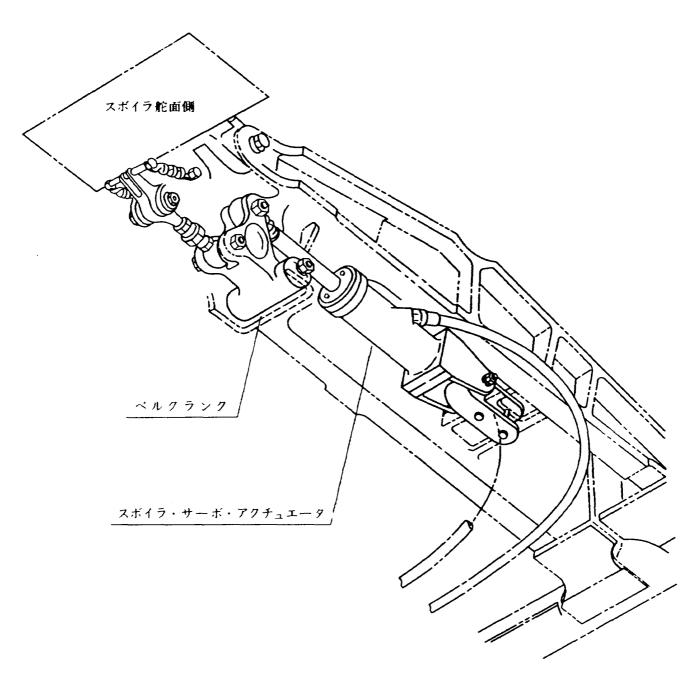
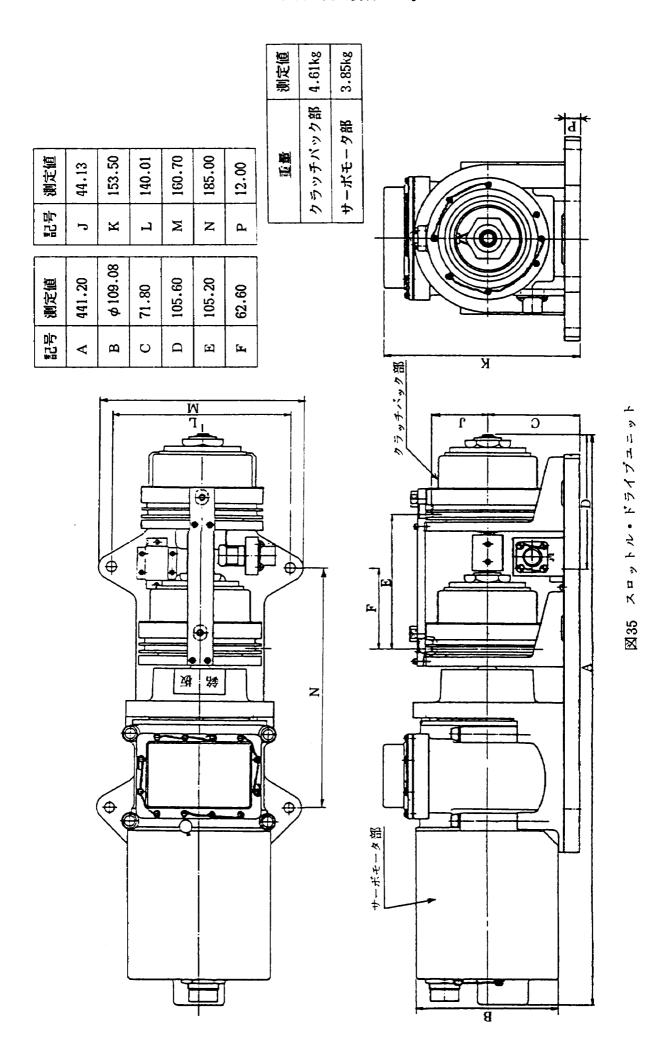


図34 アウトボード・スポイラサーボアクチュエータ



This document is provided by JAXA.

切り離され、プーリは容易に空転する。

① クラッチパックの電磁クラッチによりスロットルユニット出力を各エンジン毎に切り離すことおよび個々にエンゲージすることも可能である。

これらによって、パイロットは通常時及び緊急 時のスロットル操作に対処できる。

#### (3) **ECU**

ECU は 2. 2. 1(2)でその概要を示したが,ここでは,スロットル・ドライブユニットの制御器として用られるECUについて示す。この場合の ECU は次の様な機能を有している。すなわち,スロットル・ドライブユニットの位置制御機能,故障検出,切り離しおよび再構成機能があり,その概要は以下に示す通りである(図36参照)。

# ① 位置制御機能

本機能はサーボモータの回転角及び回転速 度を検出し、モータ側のサーボ増幅器へフィー ドバックして位置制御を行う。

## ② 故障検出,切り離し,再構成機能

本機能は2個のモータと ECU の中で作られる1個のモデルとで構成される疑似3重系の出力位置を相互に比較して故障を検出すると共に、故障信号を発生させてモータの電磁クラッチを電気的に切り離す事によって故障チャンネルを切り離す。

# 2.5 スピードブレーキ系統の機能と使用 アクチュエータ

本スピードブレーキ系統は、パイロットが操作するスピードブレーキレバーの操作量に応じてスポイラーパワーサーボアクチュエータを駆動させ、スポイラーを開くマニュアル操作系統と着陸時に自動的にスポイラーを開くオートスポイラー系統がある。

アクチュエータ作動は、図3、図5、図37に示す様にパイロットのスピードブレーキ・レバー操作量が機械的リンク系統でスポイラーミキサーへ伝達され、同ミキサーで主翼の左右方向に分けられ、さらに各々2系統のスポイラーパワーサーボアクチュエータに伝達され、同アクチュエータを駆動してスポイラーの作動が行われる。また、オートスポイラー系統は着陸時の脚の接地信号およびスロットルレバー信号でスピードブレーキパラレルサーボモータを作動させ、その出力が図5に示す様にスポイラーミキサー部で機械的リンク系統に加算されている。

このようにスピードブレーキ系統で使用するア クチュエータは、スピードブレーキ・パラレルサ ーボモータとスポイラーパワーサーボアクチュエ ータであり、FPC 系統ですでに述べたアクチュ エータと同じものであるから、ここでは省略する。

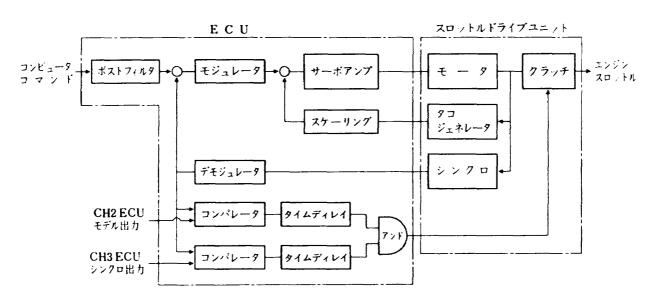


図36 スロットル・ドライブユニット制御回路の基本構成

# 2.6 補助翼制御系統の機能と使用アクチュエータ

補助翼制御系統は図5に示した横操縦系統の主操縦系統であり、パイロットの操縦輪操作量に対応して補助翼およびスポイラーを作動させ機体にロール運動を発生させるが、SCAS機能により操縦輪を中立に戻すとその時のバンク角を保持する基本機能およびロール軸に関する安定性増大化機能を有している。

これらの機能を与える SCAS ROLL CWS は、表1に示した様に入力信号として操縦輪変位、バンク角、ロール・レート、および動圧が用いられ、出力は信号サーボアクチュエータの機械的な変位で与えられる。なお、操縦輪変位はLVDT(Linear Variable Differential Transformer) で電気信号に変換して使用される。

機械的リンク系統によるパイロットの操縦輪変位信号は、図37に示す様に操縦索セクタおよびロッドリンク等を経由して補助翼パワーサーボアクチュエータおよびスポイラーミキサーへ伝達される。機械的リンク系統出力と SCAS 系統出力は図5、図37に見られる様に差動リンクで結合され、パワーサーボアクチュエータのコントロールバルブを作動させ同アクチュエータを駆動して補助翼を作動させる。

なお,補助翼系統には下記機能も含まれ,下記 のアクチュエータが使用されている。

飛行形態にしたがって補助翼の舵角範囲を変える機能としては、図5、図37に示すドループアクチュエータが用いられている。

パイロットの操縦輪・操作力軽減装置として使用する LACS (Lateral Assistant Control System)には、電動モータが使用されている。

パイロットの操縦輪・操作力のトリムを取るには、図5、図37に示すエルロンフィールトリム・アクチュエータが用いられている。

その他、エンジン故障時のパイロット操作量を 低減するためのEFC(Engine Failure Compensation) SCAS 系統がある。横操縦系統には補助翼 以外に横操縦スポイラーが用いられ、これを駆動 するスポイラー・パワーサーボアクチュエータと スポイラー信号サーボアクチュエータが使用され ている。

以下,補助翼制御系統の各アクチュエータについてその概要を示す。

## (1) エルロン・信号サーボアクチュエータ

本アクチュエータは、上述の SCAS・ROLL CWS および EFC モードにおいて使用されるものであり、2.2(1)で示した信号サーボアクチュエータと作動ストロークを除き、構成、機能、作動原理等が全く同じであるからここでは省略する。

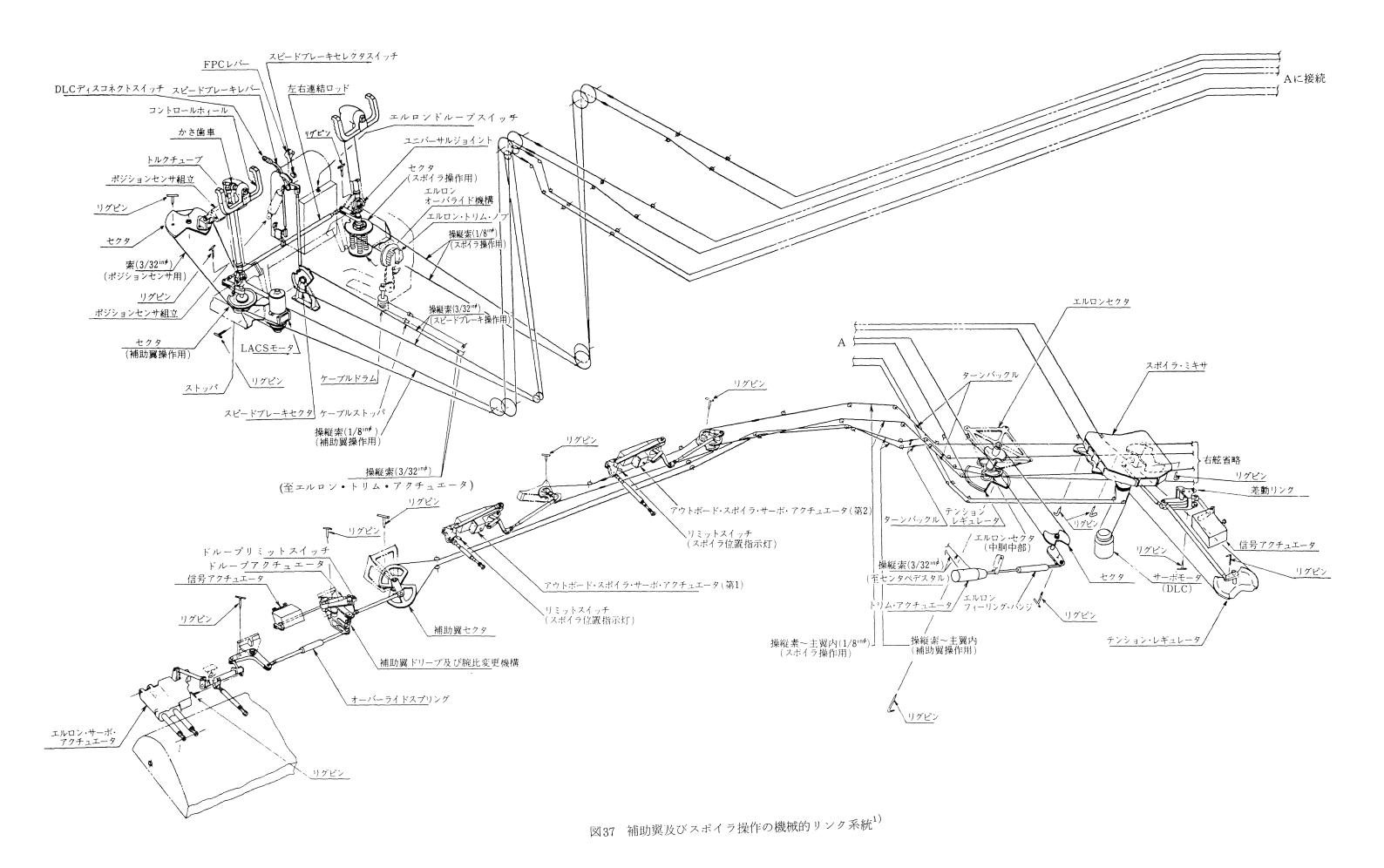
## (2) エルロン・パワーサーボアクチュエータ

本アクチュエータは、補助翼制御系統のメインアクチュエータであり、機械的リンクで伝達されるパイロットの操縦輪操作と電気ワイヤリングで伝達される SCAS 系統の信号サーボアクチュエータ出力とを結合する差動リンク(図5参照)の機械的変位で操作されるコントロールバルブの制御によって駆動され、補助翼を作動させるものである。本アクチュエータは、図38に示す様にタンデム型でなく並列の2重系で構成され、左舷及び右舷補助翼にそれぞれ1個づつ装備されており、各々は両補助翼に対称に製作されている。

このアクチュエータの機械的コントロールバルブはアクチュエータ本体に組み込まれており、補助翼の舵面変位信号がアクチュエータ外部のリンク機構を通してコントロールバルブへフィードバックされている。

## (3) エルロンドループ・アクチュエータ

本アクチュエータは、図39に示す形状をしており、STOL時の横の操縦能力を増加させるために補助異角をCTOL形態の0±20度からSTOL形態の20±40度へ切り替えるのに使用されるものである。すなわち、本アクチュエータは舵角/ホイール操作角の操作比を変更する時に使用されるもので、機械的リンクで伝達されるパイロットの操縦輪操作出力とSCAS操縦系統の信号サーボアクチュエータ出力とを結合する差動リンクの出力側に設けられた長穴に結合するロットエンドを移動させる事によって操作比を変える(図5参照)。同アクチュエータは、DCモータ、同モータの回転速度を減速させるギャ、および回転運動を直線運動に





かえるジャッキ・スクリューとこれに組み合うナットチューブで構成され、DCモータによる回転運動は3段のギヤ列で減速され、ジャッキ・スクリューを回転させ、これに組み合うナットチューブにより直線運動に変換され、差動リンクの長穴に結合するロットエンドの位置を変える。

# (4) エルロン・フィールトリム アクチュエータ

本アクチュエータは補助翼操作の完全機力化に伴ってパイロットにホイール操舵角に比例した操舵力を与える人工フィール装置のトリム点を変更させるものである。これは、パイロットのトリムノブ操作量で作動し、フィールスブリングの作用力を変えてその機能を果たす。従って、パイロットの操作力は対気速度、エルロンドルーブ、ギヤー比等の変更に対して無関係になる。図40に同アクチュエータの形状を示す。

# (5) LACS (Lateral Assistant Control System) 電動モータ

本 LACS電動モータは補助翼操縦系統の摩擦力の影響を減少させパイロットの操縦力を軽減させる装置として採用されたものであり、パイロットの操舵力が約8.89N以上になるとフォースセンサが検出する信号でLACS電動モータが作動し、操舵力を軽減する機能を有している。本モータの形状を図41に示す。

#### (6) スポイラー信号サーボアクチュエータ

本アクチュエータは、エンジン故障時にのみ作動するものであり、エンジン故障時に EFC SCAS 系統が自動的に作動し、スポイラー信号サーボアクチュエータを作動させ、その出力がスポイラーミキサーを介してスポイラーパワーサーボアクチュエータを駆動しスポイラーを作動させる。

本信号サーボアクチュエータは2,2,1(1)で述べ

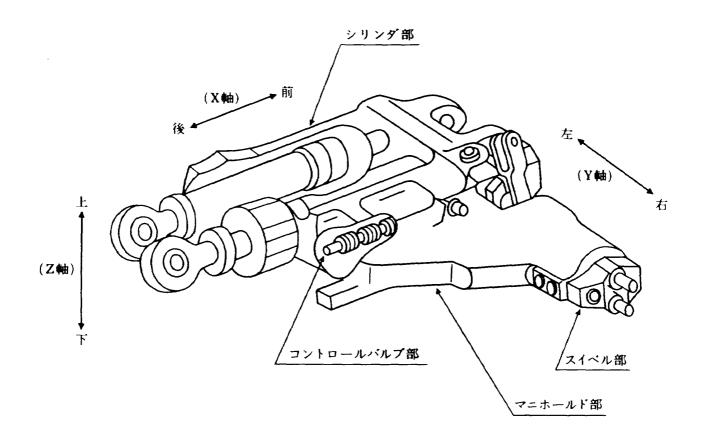


図38 エルロン・パワーサーボアクチュエータ

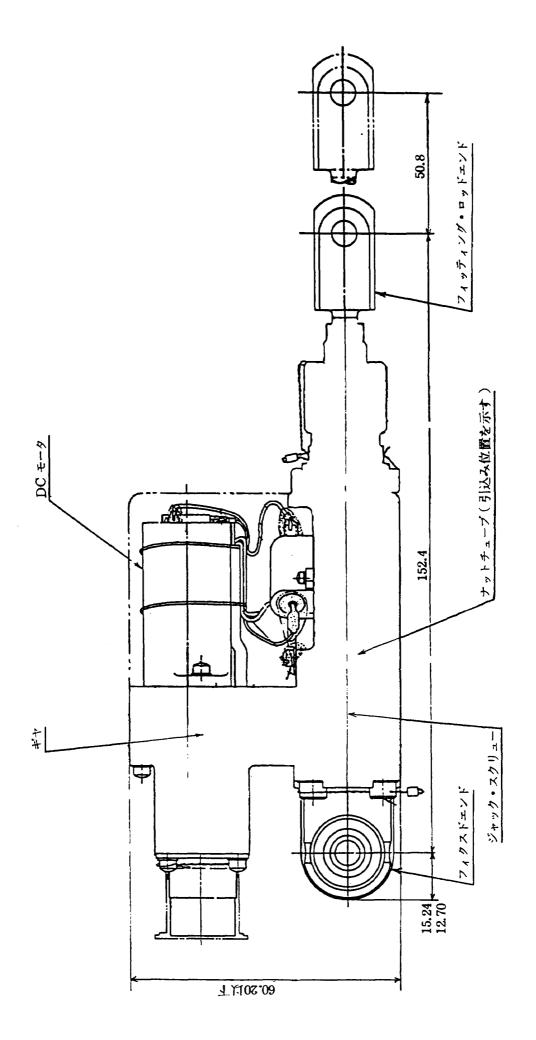
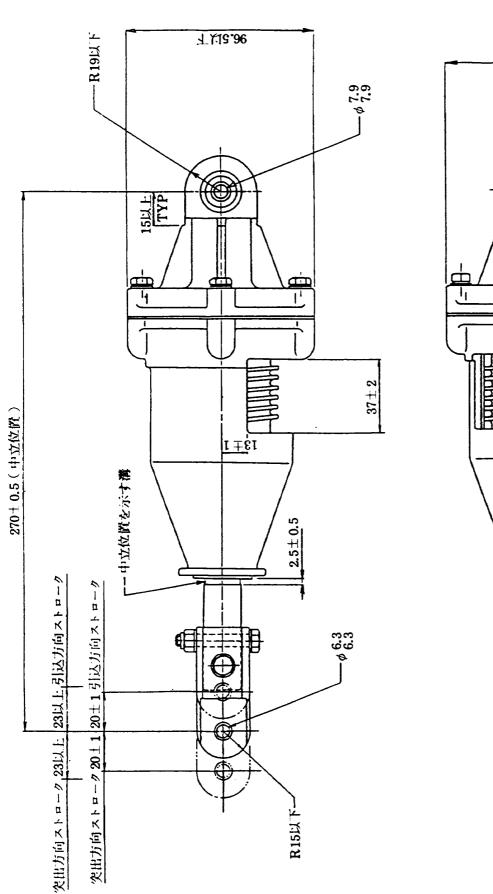


図39 エルロン・ドループアクチュエータ



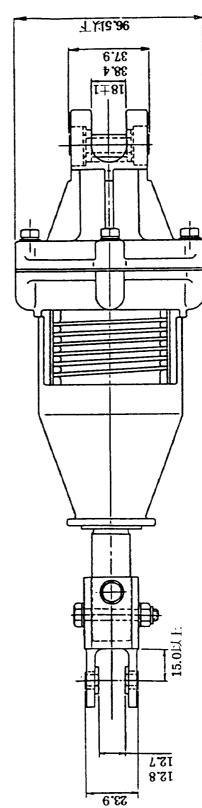


図40 エルロン・フィールトリム・アクチュエータ

たエレベータ信号サーボアクチュエータと作動ストロークが異なる以外は全く同じものであるから ここでは省略する。

# 2.7 方向舵制御系統の機能と使用アクチュエータ

方向舵制御系統は、パイロットの方向舵ペタル操作および SCAS 系統により方向舵を作動させ機体の方向を制御する。方向舵の操作は、図 3、図 6に示した様に機械的リンク系統と電気ワイヤリングによる SCAS 系統との 2 系統で行われ、両系統の信号は差動リンクで結合されパワーサーボアクチュエータのコントロールバルブを作動させて同アクチュエータを駆動する。

機械的リンク系統では、図42に示す様に、パイロットの方向舵ペタル操作が操縦索により各セクタ経由で差動リンクへ伝達される。

SCAS 系統では、CTOL YAW DAMPER または \$\beta\$-SCAS, EFC 等の出力信号で信号サーボアクチュエータを作動させ、その出力が差動リンクへ伝達される。

なお、上述の主操縦系統以外に、下記の機能に対応して各種のアクチュエータが用いられている。方向のトリムを取る方向トリムアクチュエータ、飛行速度によってパイロットのフィールを低速用と高速用の何れかに切換える電動モータを内蔵したラダーフィールトリムアクチュエータ、飛行速度によって舵角を制限するラダー・リミッタアクチュエータおよびこのリミッターを解除するためパイロットのスイッチ操作で作動するリミッターディスエンゲジ・アクチュエータが用いられている。

#### (1) ラダー信号サーポアクチュエータ

本アクチュエータは図 3に示した様に SCAS系統のCTOLョーダンパーまたは β-SCASおよび EFC の制御則演算処理後の出力信号(コマンド)で作動し、その出力は機械的リンク系統の出力と差動リンクで結合され(図 6 参照)、ラダーパワーサーボアクチュエータを駆動させる。

本アクチュエータは, 2.2.1(1)で述べた信号サ ーボアクチュエータと作動ストロークが異なる以 外,機能,構成,作動等は全く同じであるからこ こでは省略する。

# (2) ラダー・パワーサーボアクチュエータ

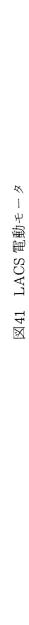
本アクチュエータは、タンデム形式の作動筒、コントロールバルブ、ディファレンシャルレバーおよびシステムごとのサーモスタットバルブ、フィルタ、チェックバルブ、およびリリーフバルブで構成され、2系統の油圧が供給されている。アクチュエータの外観は図43に示す形状をしている。なお、2系統のうち何れか一方の油圧系統が故障して供給圧が無くなった場合はアクチュエータ出力が半減するが通常の操作は可能である。コントロールバルブのスプールの何れか一方が固着した場合でも固着した側のオーバーライドスプリングが規定力以上で作動するから正常側のスプールを動かす事ができる。従って、一系統の操作は可能である。

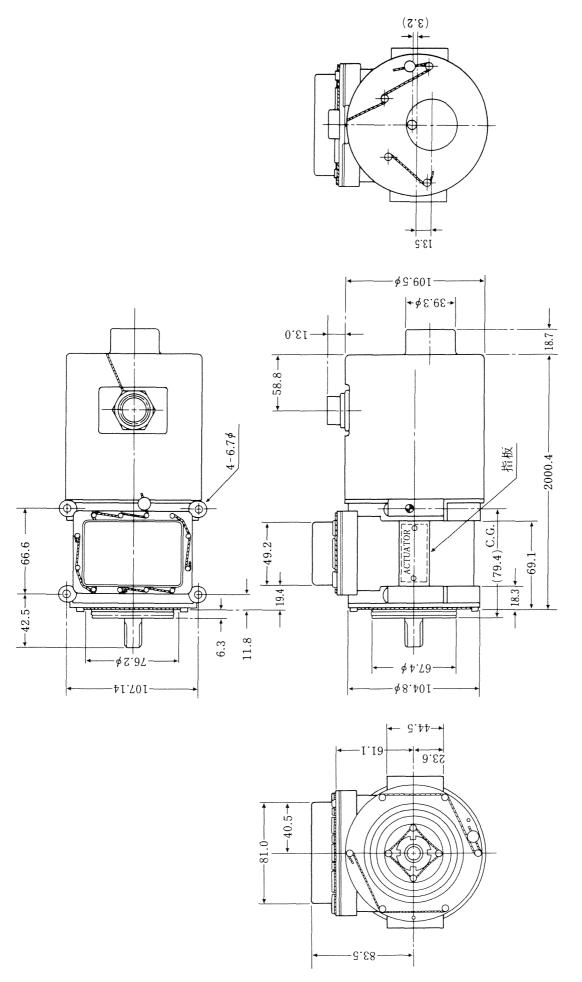
# (3) ラダートリム・アクチュエータ

本アクチュエータはスクリュージャッキ式アクチュエータで、図42の矢視 B-B と図44に示す形状をしており、図42に示す様にパイロットが操作するラダートリムノブの操作量に応じて伸縮し、ラダーフィールバンジ・スプリング、セクタおよびロッドを介してラダーパワーサーボアクチュエータを作動させラダーを動かす。

## (4) ラダーフィールトリム・アクチュエータ

ラダーフィールトリム・アクチュエータは図45に示す形状をしており、電動モータと滅速装置および2つの圧縮パネで構成され、外側フラップレバー操作位置によってペタル足踏力を低速用と高速用の何れかに切換えるために用いられる。電動モータはこの切換え時に作動し、ペタル足踏力はフラップレバーがFULL UPの位置で高速フィールに、SLAT EXT~FLAP DOWN 間の位置で低速フィールに切換えられる。低速フィール時は2つのパネが同時に変位して操舵反力を発生する。高速フィール時は電動モータを駆動させ、減速装置とギャを介してスクリュージャッキを回転させてスプリング受けを上方に上げ第二段のスプリングにプリロードを高く与える事によって、まず第一のスプリングが変位し、第二のスプリングのプリロー





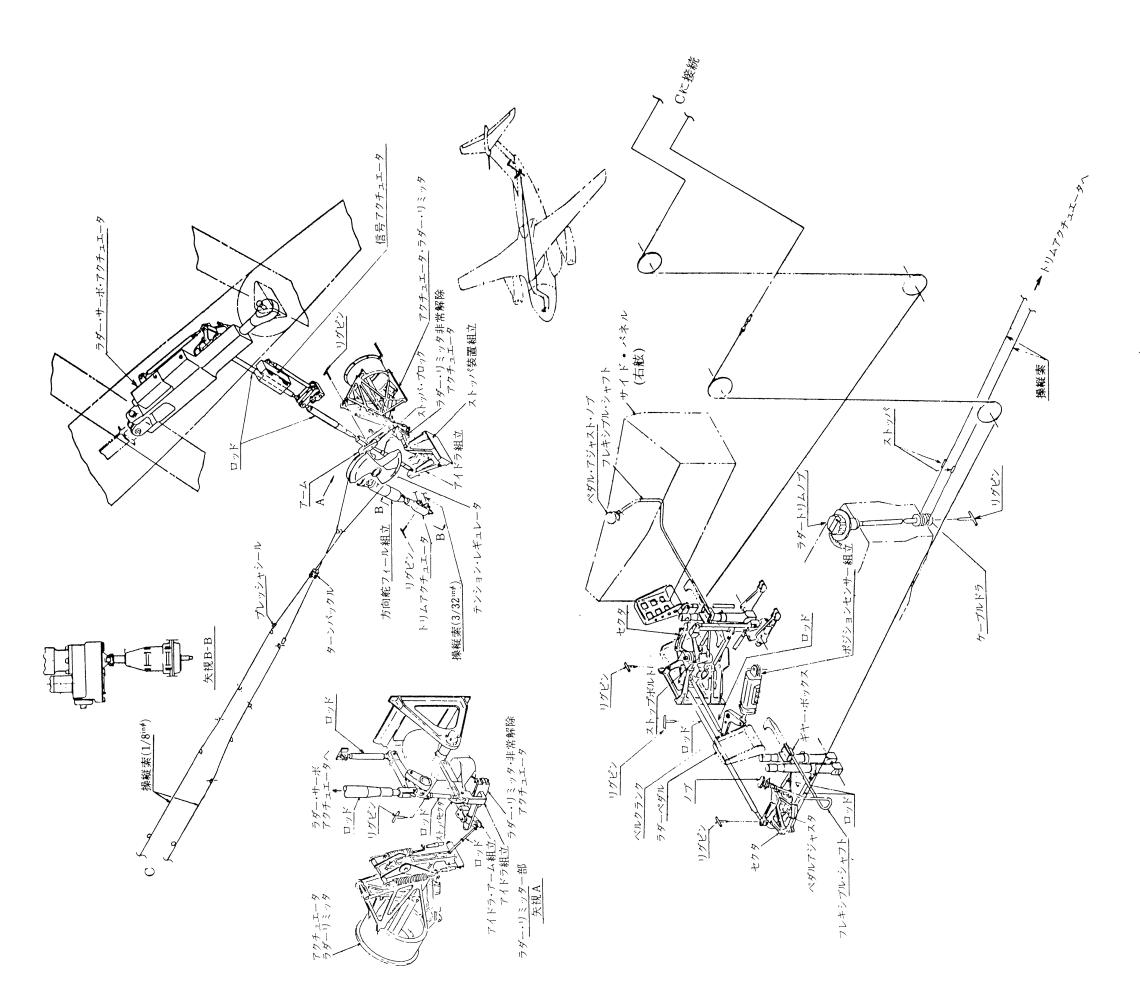


図42 方向舵操作の機械的リンク系統<sup>1)</sup>

ドに達した後は両スプリングが一緒に変位する。 これによって高速用のフィールが与えられる。

# (5) ラダーリミッター・アクチュエータ

本アクチュエータは、ピトー圧すなわち動圧によって方向舵の角度を制限するのに使用されるものであり、図46に示す様に、エアーチャンバー、サポート、アイドラクランク、ドライブクランク、リニアクランク、第一段および第二段スプリングから構成される機械式アクチュエータである。ピトー圧はエアーチャンバーに入り、ピストンを押し、第一段スプリングのプリロードを越えると先ずドライブクランクがリニアクランクに対してス

トロークし、更にピトー圧が増し、第二段スプリングによるプリロードを越えるとドライブクランクとリニアクランクが動きストッパセクタを回転させその出力がラダー・パワーサーボアクチュエータの信号を制限することによりストッパとして働く。

# (6) ラダーリミッターディスエンゲージ アクチュエータ

本アクチュエータは、ラダーリミッター・アクチュエータが作動して方向舵の角度制限が行われている時に故障が生じて舵角制限の解除ができない場合に使用するものであり、電動モータ、スク

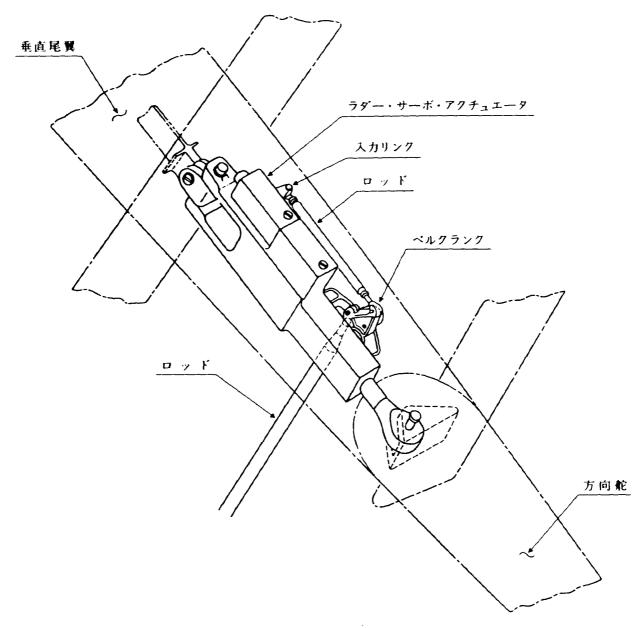


図43 ラダー・パワーサーボアクチュエータ

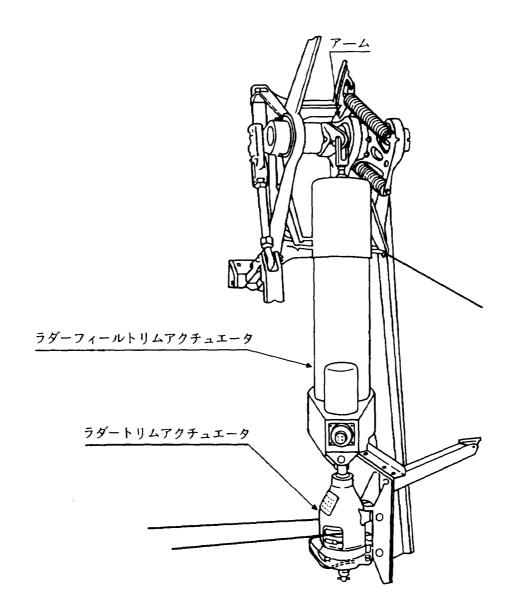


図44 ラダー・トリムアクチュエータ

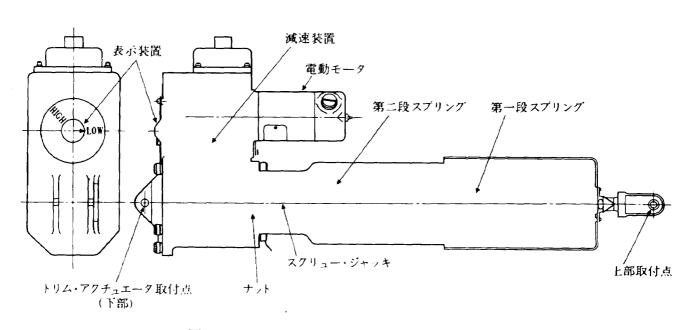


図45 ラダーフィールトリムアクチュエータ

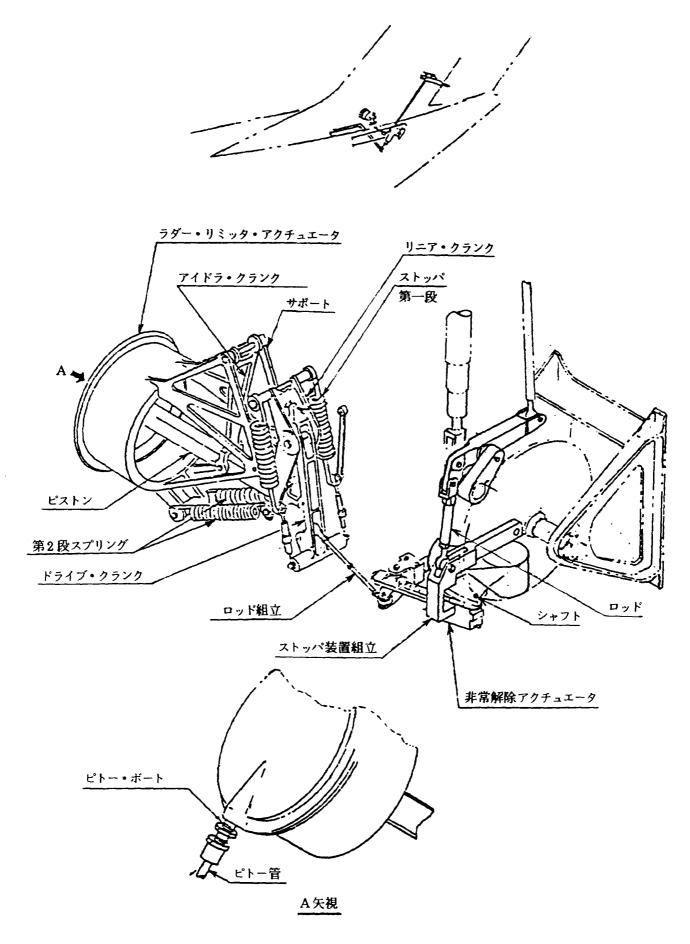


図46 ラダー・リミッタ・アクチュエータ

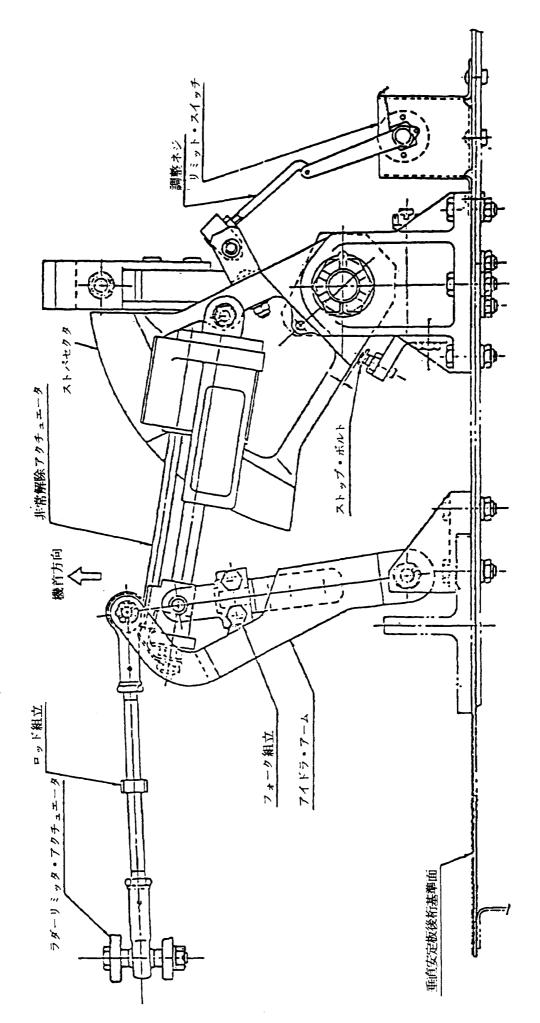


図47 ラダー・リミッタディスエンゲージ・アクチュエータ

リュージャッキ、ストッパで構成されている。同 アクチュエータの駆動は、図47に示す様に、ラダー リミッタ・ディスエンゲージスイッチをディスエ ンゲージにするとスクリュージャッキがRETRA-CT方向に回転してラダーリミッターは解除される。 スイッチをリセットすると逆回転し、EXTEND方 向に作動してラダーリミッターによる舵角制限が 復活する。

# 3. 開発技術試験

# 3.1 開発技術試験の試験方法

本開発技術試験は、STOL実験機に採用する飛行制御用各種アクチュエータがあらかじめ定められた搭載条件を満足して実験機に供し得るものである事を実証する目的で行うものである。したがって本開発技術試験を下記のように定義し実施した。

# (1) 開発技術試験

開発技術試験とは、当該アクチュエータが当研究所で承認した仕様管理図、適用仕様書および規格等で示す要求事項に合致していることを確認するため特に定めた開発技術項目について、主契約会社である川崎重工業株式会社(KHI)および各機器製造会社において行う開発技術試験のことを言う。

開発技術試験の試験項目は、大別すると、①機 能試験、②性能試験、③強度試験および④環境試 験に分けられる。そのうち、①、②、③の試験項 目は当研究所で承認した仕様管理図及び適用仕様 書で示されたものである。 項目④については、 試験の基本事項を上記の仕様管理図及び適用仕様 書で示し、細部については航空機に搭載する機器の 耐用性を判定する試験として一般的に用いられてい る米軍用規格 MIL-STD-810を適用した。この 理由は同規格が航空機搭載機器に限らず地上設 備も含めた油圧式、電気式、機械式などあらゆる 種類の機器を対象に定められていること。環境試 験法の統一性が取れていること。試験方法の種類 が広範にわたって制定されていること。再現性の 高い試験結果を得る為の環境方法を規定している ことによる。さらに、同規格では、試験方法の適用

において、搭載機器が遭遇する環境レベルが規定 する環境レベルより苛酷であるか無いか分ってい る場合、仕様書において試験を変更できることが 記述されているので応用範囲が広い。

STOL 実験機・飛行制御用アクチュエータとしては既に述べたように28種類、54個のものがあるが、開発技術試験の試験項目選定のため使用実績の程度によって下記の様に4種類に分類する。

## 1) 新規開発品:

新しく開発したもの、またはSTOL実験機の母機である C-1 機か他機で使用された実績のあるものを大幅に改造したもので開発技術試験項目が多いものを言い、下記のアクチュエータが該当する。

- ① シリーズサーボアクチュエータ(エレベータ,エルロン,ラダーおよびスポイラの各信号アクチュエータ)
- ② USB フラップ・パワーサーボアクチュエ ータおよびコントロールバルブ
- ③ エルロン・パワーサーボアクチュエータ
- ④ スロットル・ドライブユニット

#### 2) 改修品:

C-1 機又は他機で採用されてきたものを STOL 実験機に適合させる為,一部改修したも ので開発技術試験項目が少ないものを言い,下 記のアクチュエータが該当する。

- (1) エルロン・ドループアクチュエータ
- ② エレベータ・フィールトリム・アクチュエ ータ
- ③ スラットアクチュエータ

#### 3) 他機使用品:

C-1 機以外の航空機で使用されたものをそのまま採用したもので,開発技術試験は書類審査のみ行うものを言い,下記のアクチュエータが該当する。

- ① エルロン・フィールトリムアクチュエータ
- ② テールプレーン・トリムアクチュエータ

#### 4) C-1 共通品:

C-1 機で使用されたもので STOL 実験機の使用条件に適合する事からそのまま採用したものを言い、上記、1)、2)、3)以外のアクチュエー

タが該当する。本アクチュエータに対する開 発技術試験は省略した。

従って,実際に開発技術試験を実施したアクチュエータは上記の1), 2), 3)のアクチュエータである。

# 3.1.1 開発技術試験の基準仕様とその根拠3)~20)

STOL 実験機・飛行制御用アクチュエータに対する開発技術試験の基準仕様と試験方法は、表 4 の各資料に準拠して定められている。各資料の概要は以下に示す通りである。

(1) 国内の一般法規関係としては、まず、国際民 して3)耐空性審査要領があり、そこで耐空類別が 間航空条約の規定に準拠して、航空機の航行の安全 飛行機輸送 T である飛行機に対しては a. 飛行, を図るための方法を定めた1)航空法があり、「日 b. 強度, c. 設計及び構造, d. 動力装備, e. 装備、

本の国籍を有する航空機は運輸大臣の耐空証明を得なければ航空の用に供することができない。但し、試験飛行等を行うため運輸大臣の許可を受けた場合はこの限りではない(航空法第11条第1項但し書き)」と規定している。耐空証明は、運輸大臣が定めた航空機の強度、構造および性能に関する技術基準に適合するかどうかの検査に合格した場合与えられる。技術基準は航空機および装備品の安全性を確保するための技術上の基準を示した2)航空法施行規則付属書の耐空性規準によって与えられる。さらに、この付属書の細則として3)耐空性審査要領があり、そこで耐空類別が飛行機輸送Tである飛行機に対してはa.飛行、b. 強度 c. 設計及び構造 d. 動力装備 a. 装備

# 表 4 開発技術試験の基準仕様と試験方法に関連する資料

- (1) 国内法規関係
  - 1) 航空法
  - 2) 航空法施行規則付属書
  - 3) 耐空性審査要領
- (2) 設計・装備・試験に関する細部規格類
  - 1) 操縦系統全般:
    - (1) MIL-F-9490 (JIS W 0701)
    - ② AFSCM 80-1; 1, JAN, 1966, HANDBOOK OF INSTRUCTION FOR AIRCRAFT DESIGN, VOLUME I, PILOTED AIRCRAFT
  - 2) 油圧系統:
    - ① MIL-H-544OG (JIS W 2914)
    - ② MIL-C-5503 (JIS W 2904)
    - 3 MIL-V-27162,
    - (4) MIL-V-7915
    - (5) MIL-H-8775 (JIS W 2913)
  - 3) 電気機器系統:
    - $\bigcirc$  MIL A 8064,
    - ② MIL-E-7080 (JIS W 2011)
    - 3 MIL-M-7969,
    - **4** MIL-M-8609
  - 4) 環境試験関係:
    - (1) MIL-STD-810C (JIS W 0801)
    - ② MIL-H-8775 (JIS W 2913)
    - ③ MIL-T-5522D (JIS W 2909)
    - 4 RTCA/DO-160A (JIS W 7002)
- (3) STOL実験機の設計関係
  - 1) 低騒音 STOL 実験機の基本設計 (NAL-TM-452)
  - 2) 52 年度低騒音 STOL 実験機基本設計全体計画
  - 3) 各アクチュエータの使用管理図と個別仕様書

- f. 運用限界, 標識及び飛行規定等に関する耐空 性の要件が規定されている。
- (2) 設計,装備,試験に直接関連する細部規格 としては,下記の米軍用規格類が用いられている。 この規格に該当する日本工業規格 (JIS) がある場 合は()書で示す。
  - 1) 操縦系統に関しては、下記の規格が用いられている。
    - ① MIL-F-9490 (JIS W 0701): 航空機操縦 系統の設計,装備及び試験の一般的要求事 項について規定している。
    - ② HANDBOOK OF INSTRUCTION FOR AIRCRAFT DESIGN, VOLUMEI, PILO-TED AIRCRAFT, AFCM 80-1, JAN, 1966
  - 2) 油圧系統に関しては, 下記の①~⑤の規格 等が用いられている。
    - ① MIL-H-5440 G (JIS W 2914): 航空機油 圧系統の設計及び装備基準を規定している。
    - ② MIL-C-5503 (JIS W 2904): 航空機用作 動筒一油圧式に対する一般要求を規定して いる。
    - ③ MIL-V-27162:電気油圧式パワーコントロールバルブについて規定している。
    - ④ MIL-V-7915:機械油圧式パワーコントロールバルブについて規定している。
    - ⑤ MIL-H-8775 (JIS W 2913): 航空機用油 圧系統構成部品通則について規定している。
  - 3) 電気系統に関しては, 下記の①~④の規格 等が用いられている。
    - ① MIL-A-8064: 航空機用電動式アクチュ エータおよび作動装置の一般要求を規定し ている。
    - ② MIL-E-7080 (JIS W 2011): 航空機用電 気機器の装備方法を規定している。
    - ③ MIL-M-7969: 航空機用115/200V, 400Hz 交流電動機通則について規定している。
    - ④ MIL-M-8609: 航空機用28V 系直流電動 機通則について規定している。
  - 4) 環境試験に関しては、下記の①~④の規格 等が用いられている。
    - ① MIL-STD-810 C (JIS W 0801): 航空字

宙機器の環境試験方法を規定している。

- ② MIL-H-8775 D (JIS W 2913): 航空機用 油圧系統構成部品通則について規定してい る。
- ③ MIL-T-5422 F (JIS W 7004): 搭載電子 機器とその附属品の環境試験方法を規定している。
- ④ RTCA/DO-160 A (JIS W 7002): 民間の 一般航空機用電子機器環境試験方法を規定 している。
- (3) STOL 実験機の設計は、下記の資料に基づいて行われている。
  - ① 低騒音 STOL実験機の基本設計
  - ② 52年度低騒音 STOL 実験機基本設計 全体計画
  - ③ 各アクチュエータの使用管理図と 個別仕様書

これら①~③の資料は STOL実験機の設計の基本方針,要求項目,適用規格等について示しているが,特に本開発技術試験の基本方針を定めている事項を抜粋すると以下の通りである。

- (1) 実験機の製作が只1機であるので経費,工 程の圧縮につとめると共に原型機からの変更 を必要最小限度にとどめること。
- (2) 航空法による飛行許可については航空法第 11条第1項ただし書きによる許可を受けるた め、航空法施行規則第16条の18により飛行申 請を行うこと。したがって本実験機の開発に あたっては、耐空証明及び型式証明は取得し ない。
- (3) 適用規格については、原則として、耐空性 審査要領(耐空類別T類)の規定に準拠する。 ただし、防衛庁規格で製作されたC-1機の設 計、製作及び運航実績によって保証できる部 分については、特別の事由がないかぎり検討 の対象にはしない等の事項が述べられている。

#### 3.1.2 開発技術試験の試験項目

開発技術試験の内,機能,性能,強度等に関する試験項目は,航空機操縦系統の設計・装備および試験に関する規格:MIL-F-9490,および航空機

用油圧系統機構部品通則: MIL-H-8775 D を基に作られた仕様管理図と個別仕様書に基づいている。

環境試験に関する試験項目については、MIL-STD-810 Cの試験項目の中から我が国で遭遇する 環境条件に適合する項目を選択した。

本開発技術試験は油圧機器のアクチュエータが 多いので、MIL-H-8775 D で規定された試験項目 が多いが、アクチュエータによっては他の規格を採 用したものもある。実施した各アクチュエータの 試験項目を一括して表 5 に示す。これら各試験項 目の試験目的は以下に示す通りである。

#### (1) 製品検査:

機器の寸法,重量,ワークマンシップ, 銘板等が設計要求事項を満足していることを 判定する。

# (2) 機能試験:

機器の機能が各設計要求事項を満足していることを判定する。

#### (3) 保証圧力試験:

定格圧力の1.5倍の圧力に耐える事を判定する。

# (4) 高温試験:

保存中または作動中に遭遇する可能性のあ

る高温度に対する機器の耐環境性を判定する。

#### (5) 低温試験:

保存中または作動中に遭遇する可能性のある低温度に対する機器の耐環境性を判定する。

#### (6) 温度衝擊試験:

周囲大気の急激な温度変化に対する機器の 影響の有無を判定する。

#### (7) 振動試験:

機器が予想される動的振動ストレスに耐え る構造であるか、振動環境下での性能低下や 機能不良を生じないかを判定する。

#### (8) 湿度試験:

高温・高湿度状態下での機器の耐環境性 (腐食及び機能・性能の低下)を判定する。

#### (9) 制限荷重試験:

出力側に制限荷重をかけた時、機器に機能 不良及び永久変形が生じないかを判定する。

#### (10) 耐久試験:

MIL-F-9490 による規定又は本機で使用する回数に対応した使用寿命試験で耐久性を判定する。

#### (11) 絶縁耐圧試験:

電気部品の絶縁耐圧を判定する。

表5	冬アクチュ	エータに対し	て宝施し	た開発技術試験項目
1X J	TT / / / -	- / / / / / / / / / / / / / / / / / / /	/ C C / MU (	//: PHI-H-1 V WI AX BY JET H

=+ EA TO D	書	製	機	保	高	低	温	振	湿	制	耐	絶	絶	周	故
試験項目	類	品	能	証			度			限		縁	縁	波数	障
機能部品名	審	検	試	圧			衝			荷		耐	抵	応	模
	査	査	験	カ	温	温	擊	動	度	重	久	圧	抗	答	擬
①シリーズサーボ ACT		0	0	0	0	0	0	0	0	0	0	0	0	0	0
②エルロンサーボ ACT		0	0	0				0		0	0	0	0	0	
③USBフラップ ACT		0	0	0	0	0					0				
④同上コントロールバルブ		0	0	0	0	0	0	0		0	0			0	
⑤スラット ACT		0	0							0					
⑥エルロンドループ ACT		0	0									0	0		
⑦エルロンフィールトリム ACT	0														
⑧エレベータフィールトリム ACT		0	0												
⑨テールプレーントリム ACT	0				•										
⑩スロットルドライブユニット		0	0		0	0	0	0	0		0	0	0		
①スラットドライブユニット	0														

# 02) 絶縁抵抗試験:

電気部品の絶縁抵抗を判定する。

### (13) 周波数応答試験:

規定の負荷,振幅,周波数で動特性を調べ, 設計要求事項が満足されていることを判定する。

# (14) 故障模擬試験:

冗長性を有しかつその出力が一体化されて いるアクチュエータに対して,故障状態を模 擬し、故障下での作動特性を判定する。

# 3.1.3 環境試験方法の概要

前節では開発技術試験の試験項目とその概要 (各試験の目的)について示したが、ここではその中で特に重要な環境試験の試験方法について示す。環境試験はアクチュエータの種類によって試験方法が若干異なるが、ここでは新規に開発した油圧系統の主アクチュエータである3重系の信号サーボアクチュエータに対して実施した試験の概要について述べる。

試験は MIL-H-8775  $D^{11}$ と MIL-STD-810 $C^{16}$ の試験項目の中から代表的な下記の試験項目を選択した。なお、その他のアクチュエータの中には両規格に関連しない耐環境試験方法を一部用いたものであるが、この試験方法については次章の開発技術試験結果のところで示す。

- (1) 高温試験 (MIL-H-8775 D)
- (2) 低温試験 (MIL-H-8775 D)
- (3) 温度衝擊試験 (MIL-STD-810 C)
- (4) 湿度試験 (MIL-STD-810 C)
- (5) 振動試験 (MIL-STD-810 C)

これら環境試験はいずれも、基本的に試験前、 後に機器を表 6 の標準周囲条件(MIL-STD-810C) の下で作動させ、適用仕様書で規定する通り作動 するかどうかを判定するデータを取得する。また、 必要に応じて試験中にも作動させ、適用仕様書の 規定通りに作動するかどうか判定するデータを取 得する。

#### (1) 高温試験

この試験は、標準構成部品(バルブ、作動筒又は油圧系統機器)の場合には71°C(160°F)に、標

## 表 6 標準周囲条件

(1) 温度: 23 ± 10°C (73 ± 18°F)

(2) 相対湿度:50 ± 30 %

(3) 気圧 967 ±  $\frac{67}{100}$  m bar

準外構成部品の場合には遭遇すると予測される最高温度に、構成部品の全部品がその温度に達するのに十分な時間保持する。その後、構成部品を少なくとも2回作動させる。圧力作動又は圧力調整の場合には、室温時の作動値又は制御値からの変動が個別仕様書で指示した許容値を超えていないか判定する。毎回の作動後に、漏れに対する試験を実施し、個別仕様書の要求事項を満足しているか判定する。なお、この高温試験で規定した温度、時間等は MIL-H-8775 D によるものであり、MIL-STD-810 C で規定した値(保持時間:48h、作動温度:55°C)と若干異なっている。

#### (2) 低温試験

この試験は、構成部品に対して試験作動油で静 圧液柱0.3~0.9m (1~3ft)又は定格作動圧力のど ちらか過酷な方の圧力を負荷とし、この状態で温 度が-54°C (-65°F)に安定してから、3時間保持 する。その後、構成部品を少なくとも2回作動さ せる。作動力または制御値の変動が、個別仕様書 で指定した許容値を超えていないか判定する。毎 回の作動後に、漏れに対する試験を実施し、個別 仕様書の要求を満足しているか判定する。この低 温試験で規定した温度、時間等は、MIL-H-8775D を採用した。

#### (3) 温度衝擊試験

試験手順は、図48に示す様に下記ステップによって行われる。

- ① 供試品を試験槽の中に置き, 槽内温度を71°C (160°F) まで上げて少なくとも4時間保持する。
- ② 供試品を5分以内に槽内温度が-57°C (-70°F) の低温槽に移動して少なくとも4時間放置する。
- ③ 供試品を5分以内に槽内温度が71°C (160°

- F) に保持されている高温槽に戻し、少なく とも4時間放置する。
- ④ 上記ステップ②, ③, ②を再度行う。
- ⑤ 供試品を標準状態に戻し、作動させて要求 条件が満足されているかデータを得る。

### (4) 湿度試験

本試験は MIL-H-8775 D においても湿度試験 方法として規定されている試験である。

試験手順(I)は、図49に示す様に下記ステップによって行われている。

① 供試品を試験槽の中に置き, 槽内温度を

- +65°C (149°F) に,相対湿度を95±3%に,2 時間で漸増させ,6時間保持する。
- ② 相対湿度を85%以上に保ち, 槽内温度を16 時間後に30°C (86°F) になるように下げる。
- ③ 上記ステップ①,②を1サイクルとして, 10サイクル繰返す。
- ④ 上記ステップ③の終了後,その状態(温度:30°C,相対湿度:85%)で供試品を動作させ,要求条件が満足されているかデータを得る。

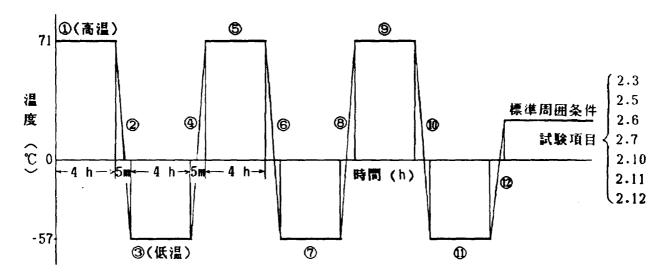
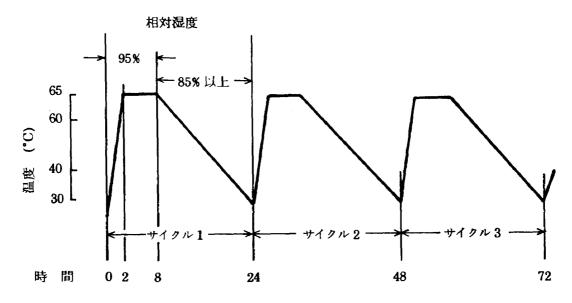


図48 温度衝撃試験・手順(1)の温度サイクル<sup>16)</sup>



合計10サイクル連続させる(240時間)

図49 湿度試験・手順([)の湿度サイクル<sup>16)</sup>

			2 V	N SO IN GOV IN THE					
## BB	試験	試験		さ れ る については		試験時	間スケジュー	-ル(軸毎の)	
機器の取	の	部分	共振点	共振点	正弦波	各共振点	正弦波	掃引時間	曲線
付け形態	番	分番号	検出	加振	繰返し	での持続 間	繰返し	5 - 2000 - 5	
	号	亏	(4.5.1.1)	(4.5.1.2)	(4.5.1.3)		時間	Hz	1
防振装置なし	1	1	Х	х	Х	30 m in	共振点で の持続時 間を含め て 3 時間	20m in	C, D, E, F, G, H, Jあるいは L
防振装置 付き	1	1	х	х	Х	30m in	共振点で の持続時 間を含め て 3 時間	20 min	C, D, E, F, G, H, Jあるいは L
2		2	X	X	X	10m in	30m in	20 m in	B, AR
通装だ時に を を を を を を を を の の の の の の の の の の の の の	1	2	х	x	Х	30 min	30m in	20 m in	B, AR

表7 振動試験法の選択とタイムスケジュール・チャート 16)

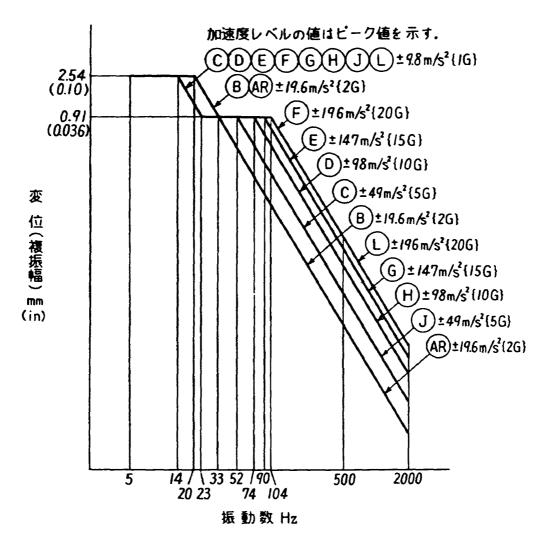


図50 振動試験曲線(機器分類 b. 1)<sup>16)</sup>

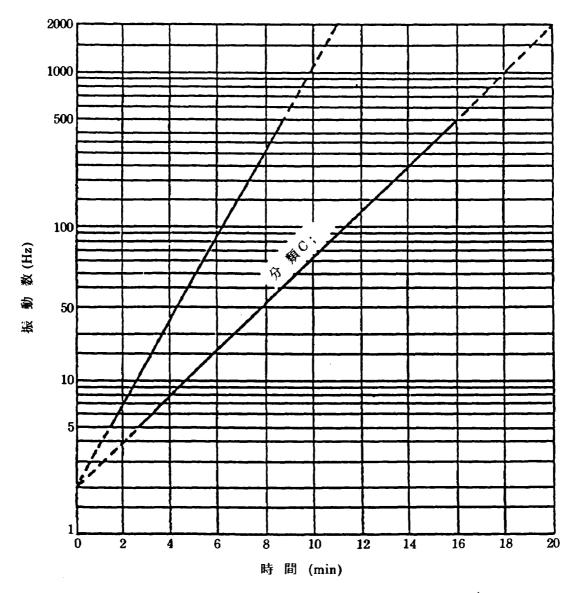


図51 振動試験・手順(1)の周期加振振動数対数掃引<sup>16)</sup>

#### (5) 振動試験

本試験は、MIL-H-8775 D においても振動試験方法として規定されている試験である。

代表的な PROCEDURE I の試験手順は、下記ステップによる。

なお、試験レベルと持続時間は表7および図50に 規定されている。本試験では図50の振動曲線の中 からDを採用している。

- ① 共振点走査加振レベルを下げ、5~500Hz でゆっくりリサーチして各軸の共振振動数を 求める。
- ② 共振振動数加振:上記ステップ①で得られた各軸の最も厳しい共振振動数で供試品の対応する各軸に振動を加える。
- ③ 周期加振:供試品を各軸に沿って適用する

表と図からの試験レベル,振動数範囲及び試験時間に従って振動させる。加振振動数は図51に従って規定された範囲を対数掃引で変化させる。掃引時間は上昇プラス下降の時間であり、図示時間の2倍である。

## 3.2 開発技術試験の試験結果

本開発技術試験は下記のアクチュエータについて実施した。

- (1) 信号サーボ(シリーズサーボ)アクチュエータ
- (2) エルロン・パワーサーボアクチュエータ
- (3) USB フラップ・コントロールバルブ
- (4) USB フラップ・パワーサーボアクチュエー エータ
- (5) スラット・ドライブユニット
- (6) エルロン・ドループアクチュエータ
- (7) エレベータ・フィールトリム・アクチュエ エータ
- (8) スロットル・ドライブユニット 以下各アクチュエータの開発技術試験結果を示す。

# 3. 2. 1 信号サーボ (シリーズサーボ) アクチュ エータ

本信号サーボアクチュエータの開発技術試験は、下記の様に実施された。

1) 適用仕様書

仕様書 ACTUATOR ASSY-SERIES SERVO

仕様書番号 N2HR-1001 D 仕様管理図 N21-97001

2) 実施場所

帝人**製機**株式会社 岐阜事業所岐阜第1工 場

- 3) 実施期間 昭和56年11月4日~昭和57年2月8日
- 4) 試験項目及び試験順序 実施内容は表8に示す通りである。
- 5) 試験条件 特記なき場合の試験条件は表 9 に示す通り である。

以下に各試験結果<sup>21)</sup>の概要を示す。

表8 信号サーボアクチュエータの 開発技術試験項目

			7月日	
試験 順序	試	験	項	B
2	製品検査			
1	保証圧力試験		-	
3	荷重試験			
4	絶縁耐力試験			
5	絶縁抵抗試験			
6-1	単チャンネル作			リリースピストン及び ノジレブ作動試験
6-2	"		出力ピス 曳試験	トン軸シール漏
6-3	"	F	内部漏池	<b>製試験</b>
6-4	"	1	ピストン	最大速度試験
6-5	"		分解	能
6-6	"	1	ヒステリ	<b>リシス</b>
6-7	"		リニヤ!	<b>ライ</b>
6-8	"	1	<b>医性</b> 試	験
6-9	"		ロードリ	リリーフ試験
6-10	"	ı	枯立中	. 験
7-1	3CH及び2CH作	動	作動	試験
7-2			ピストン	/最大速度試験
7-3		2	分解	能
7-4			ヒステリ	<b>リシス</b>
7-5			リニヤリ	<b> </b> ティ
7-6		•	ナル・シ	/フト
8-1	故障模擬		1CH故	章試験
8-2			2CH故	章試験
8-3		7	由圧低了	試験
9	周波数応答特性	試	<b>A</b>	
10	低温試験			
11	温度衝擊試験			
12	高温試験			
13	湿度試験			
14	振動試験			
15	耐久試験			

表 9 信号サーボアクチュエータの試験条件

Na	項 目	要求した試験条件	実施した試験条件
1	作動油	MIL-H-5606 D	MIL-H-5606 Dを使用した。
2	周囲温度	21~49℃	左記の温度範囲で実施した。 尚,実測値は各試験成績書に記録した。
3	油温	21~49°C	同上
4	フィルター レーション	104 NOMINAL	プレッシャポート入口に 10# NOMIN- ALのフィルターエレメントを設けた。
5	圧 力	加圧側 20,684.3 kPa 戻り側 大気開放	左記の条件で実施した。 
6	漏洩測定	2分待ち後 1分間測定	左記の条件で実施した。
7	E C U	ECU は P/N1220-046500 (T.K.K 製 予備試験供試体)を実機用 ECU (P/N N21-97753-1)と回路が等価 となるように調整のうえ,試験装置と して使用する。	左記の条件で実施した。
		a)実機用ECUのブロック図(図13) と等価になる様に調整する。	a) 左記の条件で実施した。
		b)電源 28 VDC	b) 直流安定化電源(容量 20A)により 28 VDC を供給した。
		c) SERVO CMD ± 10 VDC	c) 発振器の出力を± 10 VDC に調整 し, ECU入力端子 A, Bより供給 した(図 52 参照)。
	·	d) イコライザ 3CH作動中間値方式 2CH作動平均値方式	d) 左記の条件で実施した。
		e) LVDT 入力電圧 3VACrms 2.5 kHz (ポジション LVDT) (1P LVDT)	e) 左記の条件で実施した。
		f) SERVO NULL ADJUST 及び PO- SITION FEED BACK GAIN AD- JUSTによりミスマッチを補正する。	
8	作動CH数	特に規定がない場合 3CH 同時作動とする。	左記の条件で実施した。 尚, EHSV CMD についても 3CH 同時 に印加した。
9	空気抜き	試験前に供試体内部から空気を完全に 抜くこと。	試験前にはアクチュエータを数回作動 させて空気を抜いた。
10	負 荷	特に規定がない場合は無負荷作動とする。 ただし、センターリング・スプリング カートリッジは取外さない。	左記の条件で実施した。 尚,出力レバー変位を測定する静的試験では慣性負荷を取付け,この変位を 測定した。
11	ECUとアクチュエータのインターフェイス	インターフェイスは対応する CH の各 リード線を図52に示す様にターミナル ボード上にて結線する。	左記の条件で実施した。
12	チャンネル (CH) の識別	アクチュエータの CHの識別は製品の マーキングによる。 ECUの CHの識別は ECU 前面パネルの マーキングによる。	左記の条件で実施した。

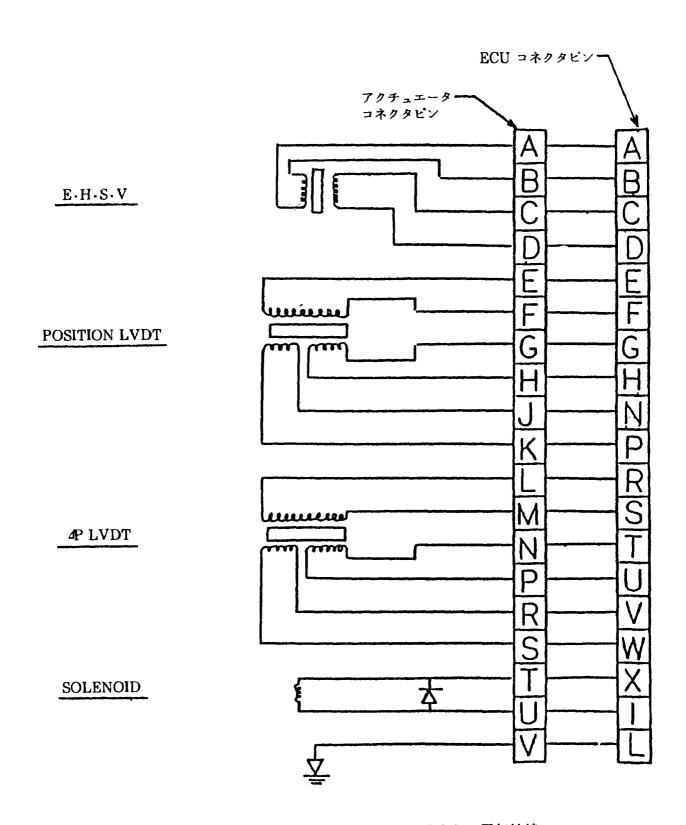


図52 シリーズ・サーボアクチュエータと ECU との電気結線

信号サーボアクチュエータの試験結果(1)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試	験	結	果	
1. 保証圧力試験	1) アクラ	F 1 I -	-タにタ	部漏洩の	左記の試験プ	法によ	3 Na.1~Na.3	の試験結果	果
試験方法としては、	ないてき	-0			は各試験共同	要求条件	件 1), 2)?	を満足した。	0
下表に示す条件に従	2) 破損及	ひみか	入変形,	あるいは	:				
って実施する。	有害な変	変形があ	ちってに	はならない。					
なお,差圧検出器の									
ロードリリーフ機能									
を生じさせないため									
にダミーを取付けて									
行う。									

	試 験 条 件	ピストン位置	加 圧 条 件	保持時間
1.	3 CHの EHSVを各方向に開け ソレノイド・バルプ「ON」	最伸長位置 及び 最圧縮位置	プレッシャ・ポートに 34.47 kPa及び 31,000 k Paを加圧し, リターン・ポートは大気開放 する。	各1分間
2.	3 CH の EHS V を各方向に開け ソレノイド・バルブ「ON」 出力レバー固定	最伸長より 5mmの位置 及び 最圧縮より 5mmの位置	プレッシャ・ポートに 31,000 kPa を加圧し,リターン・ポートは大気開放する。	各1分間
3.	3CHの EHSVを各方向に開け ソレノイド・バルブ「ON」	中立位置付近	リターン・ポートに 15,500kPa を加圧し,プレッシャ・ポー トはプラグする。	各1分間

- 2. 製品検査 試験方法としては, MIL-H-8775Dの 4.5.1 項による。
- プマーキングは承認図面に合致 していること。
  - また, 目視できる欠陥がないこ Ł.
- 1) 設計, 質量, ワークマンシッ 1) 材料, 外観形状, 重量, ワークマンシ ップ及び目視できる欠陥がないか検査し

材 料	良 好
外観形状	承認図面通り
質量(22.5kgMAX)	22.1 kg
ワークマンシップ	良 好
マーキング	承認図面通り
目視できる欠陥	なし

以上により結果は良好であった。

- 3. 荷重試験 試験方法としては、
  - ① アクチュエータ をセンタリング・ ロック状態として, 出力レバーよりロ ック制限荷重(10.1 kN)を加える。
- ① ロック制限荷重にてロックが |① 下記の通り要求条件を満足した。 解除しないこと。

また, アクチュエータの各部分 に破損, 永久変形が生じてはな らない。

ロック解除	破損,永久変形	
なし	なし	

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(2)

試験項目及び試験方法	要 求 条 件	試験結果
② 出力レバーを固	② ロードリリーフさせた時ピス	②・下記の通り要求条件を満足した。
定し,各チャンネ	トンの変位量は 1.0mm以下の	(単位 mm)
ル単独にロードリ	てと。	CH-1 CH-2 CH-3
リーフ圧まで加圧		EXT   RETR   EXT   RETR   EXT     RETR
してピストンの変		0.55 0.56 0.63 0.68 0.75 0.78
位量を測定する。		0.00 0.00 0.00 0.00 0.00
③ 出力レバー端に	③ 中立ロック保持位置での出力	③ 下記の通り要求条件を満足した。
±98.1Nを加えて	レバー端のガタは 0.5mm以下	出力レバー端のガタ
ガタを出力レバー	のこと。	0.06 mm
端で計測する。		
4. 絶縁耐力試験	① 絶縁破壊のないこと。	① ソレノイドシャットオフバルブの絶縁
試験方法としては,		破壊はなかった。
① ソレノイドシャ		
ットオフバルブの		
コイル端子とアク		
チュエータボディ		
との間に 1000VAC		
rms 60Hz を1分		
間印加して絶縁を		
測定する。		
② EHSVの各リ	② 絶縁破壊のないこと。	② EHSVの絶縁破壊はなかった。
ード線とアクチュ		
エータボディ間に		
1000VDC を各 5		
秒間印加して絶縁		
を測定する。		
③ LVDTの各コネ	③ 絶縁破壊のないこと。	③ LVDTの絶縁破壊はなかった。
クタピンとアクチ		
ュエータボディ間		
12 500VAC rms,		
60Hzを1分間印		
加して絶縁を測定		
する。		
5. 絶縁抵抗試験	① <b>絶縁抵抗は 100 MΩ</b> 以上のこ	① ソレノイドシャットオフバルブの絶縁
試験方法としては、	٤.	抵抗は測定した結果無限大であった。
① ソレノイドシャ		
ットオフバルブの		
コイル端子とアク		
チュエータボディ		
間に 500 VDCを 2		
分間印加して絶縁		
抵抗を測定する。		
L	<u></u>	<u>.                                    </u>

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(3)

 試験項目及び試験方法	要	 求	—— 条		<del></del> 牛				——— 験	——— 結	<del></del>
② EHSVの各リ	② 絶縁並					(2					<u> </u>
ード線とアクチュ	ا کی					`	大である				
エータボディ間に											
500 VDC を 1 分間											
印加して絶縁抵抗											
を測定する。											
③ LVDTの各コネ	③ 絶縁	低抗は	100 M	Ω以	上のと	(	D LVD	Tの絶	緑抵抗	は測定し	た結果無
クタピンとアクチ	٤.						大であっ	った。			
ュエータボディ間											
に 500 VDC を各 1											
分間印加して <b>絶縁</b>											
抵抗を測定する。											
6. 単 CH 作動試験					<del></del>				, —.		
各チャンネル毎に試											
験を実施する。											
残り 2チャンネルは											
DISENGAGEとする。											
6.1 ロック・リリー	① 作動!	は円滑	である	ح ک	0	(	)作動も	犬況及	び作動	中の軸シ	/ール漏洩(
スピストン及びバッ	また, 車	軸シー	ル漏洩	は1	ケ所当		測定値は	は下記	の通り	である。	
ファ・バルブ作動試	り1滴ノ	/25 サ	イクル	以下	のこと。			作動	状况	軸シー	-ル漏洩
験							CH · 1	円	滑	0 滴/25	5サイクル
試験方法としては、							CH·2	円	滑		5サイクル
① EHSV CMD &							CH·3	円_	滑	0 滴/25	サイクル
0mAとし、ソレノ											
イドシャットオフ											
バルブを作動し、											
ロック・リリース											
ピストン及びバッ											
ファ・バルブを25											
サイクル作動させ											
る。						_					= 77
② ロックを解除す	(2) Dy					1				-	時加圧及び
るロック・リリー	動圧力に								につい	ての測定	値は下記の
スピストン作動圧	kPa以						通りでは	ある。			V41 . 15 . 1
力を測定する <b>。</b>	17, 200	kPaļ	以下の。	کے کے	•	1		Τ	——————————————————————————————————————		単位 kPa)
							3 CH	-		CH加圧	CU 2
							5, 100	+	H · 1 4, 900	CH · 2 14, 900	CH · 3
							5, 100	1 -	4, 500	14, 300	13,000

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(4)

EASA-T D T EASA-L-VL	福方リーホテップュエージ	
試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
6.2 出力ピストン軸	1	<ul><li>① オープンループでアクチュエータを25</li><li>サイクルフルストロークさせた時の作動</li></ul>
シール漏洩試験 試験方法としては,	であること。	状況は下記の通りである。
ツレノイド・シャッ		CH-1 CH-2 CH-3
トオフバルブを励磁		作動状況 円 滑 円 滑 円 滑
し、オープンループ		[   F-90/PCDL     1   1   1   1   1   1   1   1   1
でアクチュエータを	② 摺動部からの外部漏洩は1ケ	② 作動中の摺動部からの外部漏洩測定値
25 サイクル・フルス	所当り 1 商/25 サイクル以下の	は下記の通りである。
トロークで作動させ	د کی	CH.1 CH.2 CH.3
る。		ピストン にじみ/ にじみ/ にじみ/
		ロット側 25サイクル 25サイクル 25サイクル
		POSITION   0滴/ 0滴/ 0滴/ LVDT側 25サイクル 25サイクル 25サイクル
		2.2.7.4
6.3 内部漏洩試験	① シャットオフバルブ開時	① Rポートからの漏洩量, 測定値は下記
試験方法としては、	600ml/min以下	の通りである。
① ソレノイドシャ	(ただし、ロードリリーフが働	油温 38.9~42.2℃
ットオフバルブを	かない時の値とする)	(単位 ml/min)
励磁し, EHSV入		CH-1 CH-2 CH-3
力を 0 mA とした		内部漏洩量 320 380 370
時のR(リターン)		
ポートからの漏洩		
量を測定する。 ② ソレノイドシャ	② シャットオフバルブ閉時	② Rポートからの漏洩量,測定値は下記
シープレノイトンヤーシャー・シー・シー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー・カー	, , ,	の通りである。
励磁状態でのRポ	John Jim &	油温 45℃
ートからの漏洩量		(単位 ml/min)
を測定する。		CH-1 CH-2 CH-3
		内部漏洩量 0 0 0
6.4 ピストン最大速	ピストン最大速度は 85~125 mm	ピストン最大速度の測定値は下記の通りで
度試験	/sec であること。	ある。
試験方法としては、		(単位 mm/sec)
ソレノイド・バルブ		CH-1 CH-2 CH-3
を励磁し, オープン		EXT→RETR 113 106 121
ループで EHSV 入力		RETR→EXT   102   120   116
に ±5.3mA以上のス		
テップ CMDを与え,		
ピストンの最大速度		
を測定する。		

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(5)

試験項目及び試験方法	要求	<del></del>	<u></u> 件	試	 験		<del></del> 果
6.5 分解能	無負荷時の分解能	とは出力	レバース	分解能の測	定値は下記	己の通りで	ある。
試験方法としては、	トローク 750 mm	に対して	0. 25 %				(単位 %)
ECUに結合(図 52	以下のこと。				CH-1	CH-2	CH-3
参照)し、アクチュ				分解能	0. 048	0. 048	0. 050
エータを中立付近に				22 /3186			
保持し、出力レバー							
が円滑に伸長側,圧							
縮側の各方向に作動							
し得るサーボアンプ							
入力電圧を測定する。							
なお、ディーザは印				Ì			
加しない。							
6.6 ヒステリシス	無負荷時のヒスラ		12 0.40%	ヒステリシ	スの測定は	<b>童出値は下</b>	記の通りで
試験方法としては、	以下のこと。		- • •	ある。			- <del></del> -
ECUに結合(図52							
参照)し, EHSVへ				出力し	/バ <b> </b> ♦	<i>a</i>	
振巾士10V 周波数				変位		VI	ストローク50 <b>mm</b>
0.02HzのCMDを与					X	<u>*</u> Δν	相当の電圧)
え、入力に対する出				<b>——</b>	#	ーボアンプ	
力特性をX-Yレコー						入力	
ダで測定し, ヒステ				<i>U_</i>			
リシスを算出する。					•		
				トステリ	シス= 🕹	<u>V</u> ×100 %	<u>′</u>
					,,,_ ,	/f	u
					<del></del>	<del></del>	(単位 %)
					CH.	<del></del>	<del></del>
				ヒステリシ	/ス 0.1	6 0.13	0. 16
6.7 リニヤリティ	無負荷時のリニー	 フリテ ,	lt 0.8%				
試験方法としては、	以下のこと。	, , , 1	10 0.0 /0				
前項のヒステリシス	J 10000				レバー 🕈	1	
試験データから測定				変位		<u>作</u> V/(ス)	□-750mm
値を読み取り算出す				-	+-1	ド・アンプ	相当の電圧)
る。	ě					(カ)	
					*		
				_	△V	ī	
į				リニヤリ	$\bar{\tau}_{1} = \frac{\triangle V}{V_{f}}$	- ×100 %	
	1						(単位 %)
					CH.	1 CH · 2	
				リニヤリラ	ティ 0.3	1 0. 50	0. 50

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(6)

試験項目及び試験方法	要	<del></del> 求	<del></del>	件	タの試験結果(	<del></del> 験	 結	<del></del> 果
6.8 極性試験	① EHSV				<del> </del>		向に作動し	<del> </del>
試験方法としては、	_	結合に	てB.	D⊕, A•C		CH·1	CH·2	CH·3
① 図 52 の電気回	1			は収縮す	作動方向	収縮	収縮	収縮
路図 B.Dを⊕, A.C	3 C & 0					1 110	7 716	7. 110
を⊖の状態にして,								
アクチュエータP								
(プレシャ)ポー	į							
トに 20, 700kPaを								
加圧し、試験チャ								
ンネルのみをENG								
して、アクチュエ								
ータの収縮方向を								
検査する。								
② 図 52のH.Jを	<ul><li>② ポジシ</li></ul>	ョンL	VDT		② ECUの	モニタ点電	医圧測定の	<del></del> 結果, 次の
結合し、アクチュ	H.Jを紀	合して	クチ:	ュエータ	とおりでも			
エータを収縮させ	を収縮さ					CH.1	CH.2	CH.3
た時のG-Kの位	E-Fの位	相と迫	傾相です	あること。	G-Kの位相	E-Fの位相	E-Fの位相	E-Fの位相
相は E-Fの位相	(E及び	Gを基	進とす	「る)	(E-G基準)	と逆相	と逆相	と逆相
と逆相であること								
を検査する。								
③ 図52の P.R を結	③ △PLV	DT			③ ECU €.	ニタ点電圧	測定の結	果,次のと
合し、圧力C2>C1	P.R を結べ	合し,圧	力C <sub>2</sub>	>C」の	おりであっ	た。		
の時, N-Sの位置	時N-Sの	位相は	L-M	[の位相と		CH.1	CH.2	CH.3
はL-Mの位相と逆	逆相であ	ること。	•		N-Sの位相	L-Mの位相	L-Mの位相	L-Mの位相
相であることを検	(Lおよび	JNを	を東る	する。)	(L N基準)	と逆相	と逆相	と逆相
<b>査</b> する。								
6.9 ロードリリーフ								
試験	ロードリリ	ーフ時	の1CI	H当りの	測定は中立作	打近で, セ	ンタリング	グ・スプリ
試験方法としてば、	アクチュエ	ータの	作動力	jit,	ングを取付り	けた状態で	行った。	
EHSV $\sim \pm$ 5. 3mA	$1,670^{29}$	4 8 Nの	範囲に	こあると				(単位 N)
以上の入力信号を与	۔					CH-1	CH · 2	CH-3
え, ロードリリーフ					EXT方向	1,720	1,730	1,690
バルブが作動してい					RETR方向	1,840	1,810	1,840
る時の作動力を出力						<del></del>		
レバー端で測定する。						_		
6.10 中立試験	① ポジシ	э V L	VDT O	NULL	① 各試験:	チャンネル	ONULL	VOLTI
試験方法としては、	VOLT (1	ストロ	ーク5	0 mm にお	%で下記の	D値であっ	た。	
① ポジションLVD	ける出力'	電圧の	0.5 %	以下のと	但し、スト	トローク 50	Ommにおり	ける出力電
Tの出力をセンタ	٤.				上は 20VI	Cであった	<u>た。</u>	(単位 X)
リング・ロック時						CH · 1	CH · 2	CH-3
に測定する。					ポジション LVDT の NULL VOLT	0.020	0.090	0.035

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(7)

試験項目及び試験方法	要 求	条 件	試		験	結	果
② △PLVDTの出	② △PLVDTのNo	JLL VOLT 12	② 各チ	ャンネ	ルのN	JLL VOL	Tは下記の
力をセンタリング	ストローク 7.62 ロ	における出	通りの	%であ	る。		
ロック時に測定す	力電圧の 0.5 %以	以下のとと。	ストロ	ーク 7.	62 mm	における	出力電圧は
る。			17. 28	VDC で	あった。	0	
							(単位 %)
					CH-1	CH · 2	CH·3
			△PLVI	OTの	0.040	2 200	0.001
			NULL VOLT		0.042	0.023	0.081
7. 3 CH 及び 2 CH							
作動試験							
7.1 作動試験	作動は正常かつ円着	-					ま ダイナミ
試験方法としては、	ダイナミックシーバ						ール部の外
ECUと結合(図52	1 ケ所当り1 滴/2:	5サイクル以下	部漏洩は	下記の	通りで		,
参照)しアクチュエ	のこと。			V	新北省	ダイナミック シール部	スタティック シール部
ータを3CHおよび2	また, スタティック	• •	{	\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\		外部漏洩	外部漏洩
CHで25サイクル作	外部漏洩があってに		3CH作		常かつ		なし
動させる。	し、滴を成さない種	呈度の漏れはこ		[ ]	滑常かつ	25サイクル	-
	の限りでない。		CH		吊かつ	0 個/ 25サイクル	なし
			2CH CH				なし
			作動 CI	H3 円 H2& 正		25サイクル	
			CI		滑	0個/ 25サイクル	なし
	ピストン最大速度に	₹ 85~125 mm	測定結果	け下記	の通り	である。	
度試験	/sec であること。	200 120 HIII	WINCHO A	. то т по	** JEE 5		mm/sec)
試験方法としては、	, 300 (3) 2 2 2 8				EXT→		TR-EXT
オープンループにて			3 CH 作		108		108
サーボアンプに土10			11	1&CH2	<del></del>		108
Vのステップ CMDを			2CH CL	1&CH3	115	+	107
与え、3 CH作動およ				2&CH3			113
び 2CH作動時のピス							
トン最大速度を出力							
レバー端で測定する。							
7.3 分解能	無負荷時の分解能に	出力レバース	測定結果	は下記	の通り	である。	
試験方法としては、	トローク 50mm に対		1 –			_	(₫. %)
6.5 項と同じ方法で	下のこと。	. 2.					能
3 CH作動,2 CH作	_		3 CH	I作動		0. 03	
動時の分解能を測定			1	CH1&C	H2	0. 05	
- · · · <del>-</del>			2CH	CH1 & C		0. 05	<del></del>
する。	(		作動				
する。				CH2&C	H3	0.06	8

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(8)

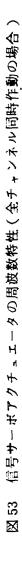
試験項目及び試験方法	要求条件	試 験 結 果
7.4 ヒステリシス	3 CH作動無負荷時のヒステリ	
試験方法としては,	シスは出力レバーストローク	① 3CHTF動時のヒステリシスは下記の 通りである。
		通りである。 (単位 %)
6.6項と同じ方法で	750 mm に対して 0.25%以下の	ヒステリシス
下記状態でのヒステ	ر د د. د د د د د د د د د د د د د د د د د	
リシスを求める。		3 CH作動 0.13
① 3 CH 作動	@ 901/h=hma#####	© 001/math 01 7 = 10 17 17 T= 70
② 2CH作動	② 20H作動無負荷時のヒステリ	② 2CH作動時のヒステリシスは下記の
	シスは出力レバーストローク	通りである。
	50mmに対して 0.40%以下のこ	(単位 *) ヒステリシス
	٤.	
		2CH CH1 & CH2 0. 10 以下
		作動 CHI & CH3 0.16
		CH2 & CH3 0.10 以下
7.5 リニヤリティ	無負荷時のリニヤリティは出力レ	3 CH作動, 2 CH作動時のリニヤリティは
試験方法としては、	バーストローク 50 mm に対して	下記の通りである。
7.4項のデータから	0.8%以下のこと。	(単位 X)
6.7項と同じ方法で		リニヤリティ
3CH作動, 2CH作		3CH作動 0.50
動時のリニヤリティ		2 CH CU1 & CH2 0.50
を求める。		作動 (1 & CH3 (1.51
		CH2 & CH3 0. 56
7.6 ナル・シフト	3CH作動時1時間経過後の各ポ	10 <b>分経</b> 過毎のポジション LVDT 出力は <b>,</b>
試験方法としては,	ジション LVDT の出力変化量はス	ECU測定値から下記の通りである。
3CH作動状態でア	トローク 50 mm 相当の出力電圧に	油温は 37℃に保持した。
	対し0.4%以下のこと。	(単位 %)
付近に停止させ、入		1 時間保持中の 最大ナルシフト
力一定のままで時間		CH-1 0.060
変化に対するナルシ		CH-2 0.055
フトを測定する。		CH-3 0.060
		0.00
8. 故障模擬試験		
試験方法としては、		
ECUと結合(図 52		
参照)し、故障の模		
擬は ECUの模擬スイ		
ッチにより、圧力・		
ポジションを一斉に		
断するにことより実		
施する。		
		<b> </b>

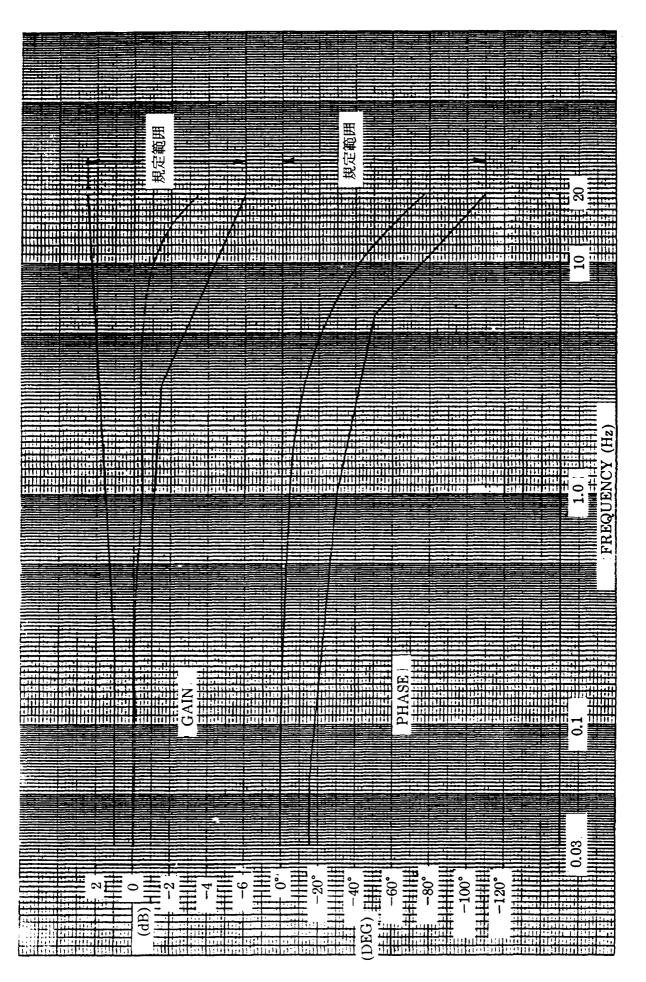
信号サーボアクチュエータの試験結果(9)

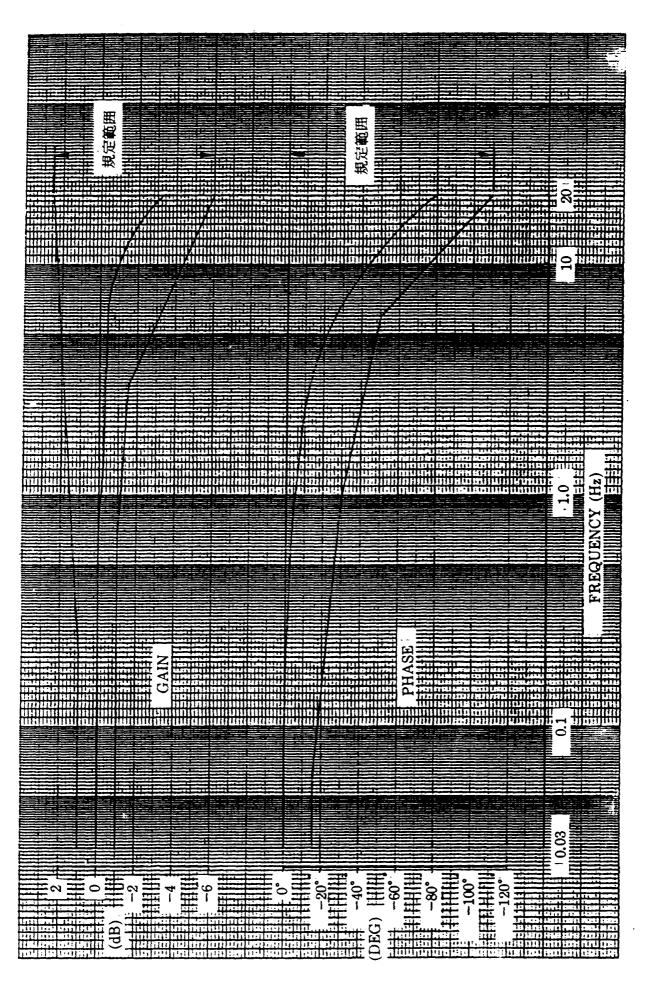
試験項目及び試験方法		求 条	グデュエータ <u></u> 件		記記記		 験	——— 結	<del></del> 果	
8.1 1CH 故障試験	故障検出切離	進し時のト	ランジェン	ð	定結果	は下記	の通りで		<u> </u>	
試験方法としては、	トは片側フル		クに対して		ピストン 位置	故障(	.H!		故障切 <b>病</b> 時間(m	
出力ピストンを伸張	10%以下の	てと。				CH. 1	_+		80	
方向:約12.5mmお	故障切離し時	芽間は 110 <sub>1</sub>	n sec 以下		伸張	CH.			75	_
よび収縮方向:約12.5	のこと。(シ	/ャットオ	フバルブの		方向	CH. 3			74	$\dashv$
mm位置に保持し,	作動開始から	か油圧が 1,	380 k Pa 1⊂			CH.	<del></del>		$-\frac{74}{70}$	$\dashv$
3 CH作動中に 1 CH	低下するまで	での時間)			収縮	CH.			75	
を故障させ,切離し					方向	CH.			72	
時のトランジェント						<u> </u>	, 3.			
量及び故障切離し時										
間を測定する。				Ĺ						
8.2 2CH故障試験	① 故障検出	出切離し時	のトランジ				下記の記	通りでき	<del></del>	
① 試験方法として			トロークに		ピストン 位 置	ENG. CH	故障CH	トランジェ ント量(X		
は, 8.1項に引続	対して 15%		· · ·				CH1	11.0	59	-
き,20H目を故		-	10msec以			CH1& CH2	CH2	11.0	5	
障させ、切離し時		-	トオフバル	仙根	/-J. 3E		CH1	11.0	6	
のトランジェント			圧が 1,380			CH1& CH3	CH3	11.0	5	
量及び故障切離し	kPa に低了	「するまで	の時間)			<b> </b>	CH <sub>2</sub>	11.0	6	
時間を測定する。					i	CH2& CH3	СН3	11.0	5.	
					CH1&	CH1	8.8	<del></del>		
						CH2	CH2	7.4	6.	
			収縮	CH1&	CH1	9.0	70	,		
					方向	CH3	СН3	8.0	5	7
						CH2&	CH2	7.8	70	)
	L.					CH3	СН3	7.6	6	)
② 試験方法として	<ul><li>② ピストン</li></ul>	/ 7 トロー	7 20 mm	1	2) 測炭	・丝里に	ト 下記の	通りでも		
は、出力ピストン			ノ 20mm に戻るセン	1	ピストン			センタリン		111-119
を伸張, 収縮各 20		-	,収縮方向		位置	CH	故障CH	時間(se		
mmのストローク	共1.6~12					CH1&	CH1	1.82	良	好
位置に保持した後,	Ì		確実 にロッ			CH2	CH2	1.74	良	好
2CH目を故障さ	クされてい				伸張	CH1&	CH1	1.60	良	好
せ、センタリング					方向	СНЗ	СН3	1.83	良	好
時間を測定する。						CH2&	CH2	1.65	良	好
,, , , , , , , , , , , , , , , , , , ,						СНЗ	СНЗ	2.02	良	好
						CH1&	CH1	2.10	良	好
					1	CH2	CH2	2.00	良	好
					収縮	CH1&	CH1	1.97	良	好.
					方向	CH3	СНЗ	2.00	良	好
						CH2&	CH2	2.00	良	好
						СНЗ	СНЗ	2.25	良	好

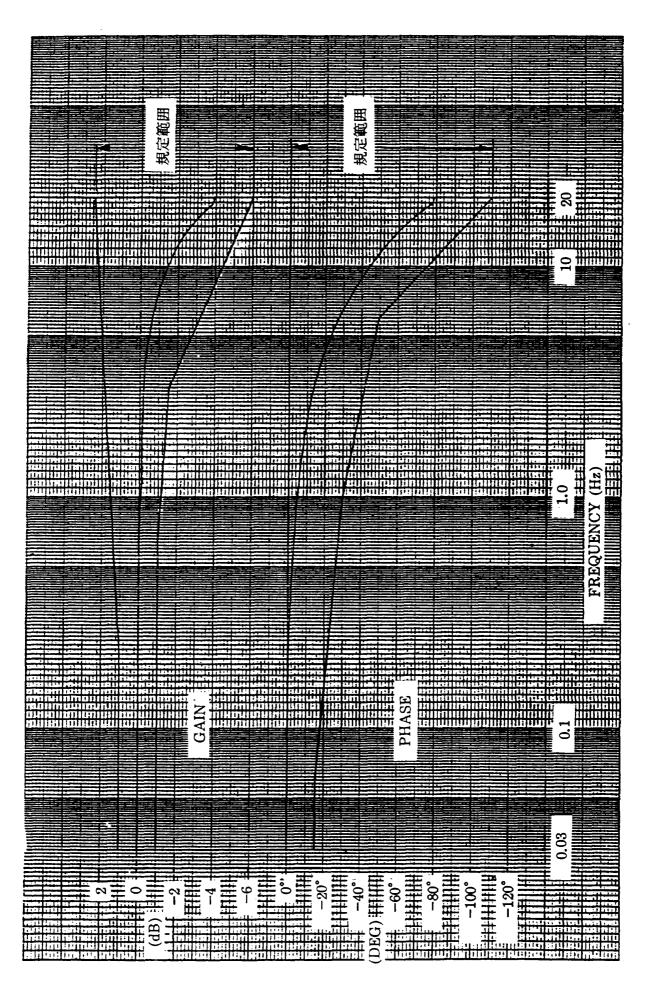
## 信号サーボアクチュエータの試験結果(10)

SAMA TO TO TO	T	^			$\top$		<u> </u>	E A	J. 1.		
試験項目及び試験方法	要	求	_条 <del></del>	件	+		式 	験 ——	——結 ———	果	
8.3 油圧低下試験	① 油圧3				1				の通りで		<del></del>
試験方法としては、	1	しても	円滑に	作動する		1 米板	の油圧但	1.7	作	b 状 #	ğ
3CHを約 0.1Hz で フルストローク作動	ر کای					CH1	の油圧低	F		剣なし)	
させておき,油圧系						CH2	の油圧低	F		剣なし)	
統 1 及び 2 系統を 20, 700 kPa から 0Pa						СН3	D油圧低	F	円滑(故障核	剣なし)	
に低下させる。	② 油圧3	系統の	うち2	系統の圧	② 試験結果は下記				の通りで	ある。	
	力が低下	した場	合につ	いても試			の油圧値		作勇	b 状 f	ig.
	験し結果	を記録	すると	٤.	1		考試験) で引続き		円滑		
							か油圧低	F		食出なし	<u> </u>
							c引続き D油圧低	<b>.</b>		み <b>故障検</b> リングした	
					1		で引続き	ı	円滑	12001	-
							か油圧低	F		触なし	
9. 周波数応答試験	図 53 ~図 5	56 の許	容範囲	にあるこ	1				【作動でコ		
試験方法としては,	٤.				ł				20Hz に		波数
下記条件下で行う。	L			<del></del>	ŢĊ	答を	出力レバ		で測定し		<del></del>
(1) 作動 CH:3 及び:								G	AIN	PHASE	
(2) 慣性負荷: 2.55k (3) 取付剛性: 9.81>	_	以上				3CH作動 許容範囲で 許容範 あった おった			許容範囲		
(4) 振幅:ピストン語	速度が 50 mm こ設定する。	/sec					CH1& CH2		"	"	
これ <b>の</b> 球化	- 政化りる。					2CH 作動	CH1& CH3		"	"	
							CH2& CH3		"	"	
					ts	: <b>₺</b> ,	羊細は図	53~	-図 56 亿	<del></del>	
10. 低温試験	① 作動は	正常か	つ円滑	であるこ	E	XCU &	セット・	アッ	プし,ブ	アクチュ	エータ
試験方法は、MIL-	٤٥				1	最初	の槽温-	55℃	で3CH作	F動,20	CH作
H-8775Dによる。	② ダイナ	ミック	シール	部の外部	重	を各	5 サイク	ル作	動した。	ただし、	2 CH
各チャンネルのPポ	漏洩は5	サイク	ル作動	カ中シール	n	動は	CH1, CH	13 E	NGAGE 0	)ケース	のみ
ート及びRポートに	1ヶ所当	り滴を	成さな	い程度と	美	施し	也は省略	した			
30.5~91.4 cm の油柱	する。				豚	定結	<b>果,①,②</b>	<b>),</b> (3)	は下記の	通りです	<b>うる。</b>
ヘッドを加え,周囲	③ スタテ	ィック	ソシール	が部につい	1	$\overline{}$	作動技		ダイナミックシール部の	スタテ	リックレ部の
温度 -53.9~ -55 ℃	ては外部	漏洩が	あって	こはならな					シール部の 外部漏洩	外部が	通
で 3 時間 15 分保持し	い。但し	滴を成	えさない	2程度の機		3 <b>CH作</b>	助正常が	2	0滴/ 25サイクル	ts	L
た後,下記試験を行う。	れはこの	限りで	ない。			2CH/E	助 正常か		0 演/ 25サイクル	+-	L
10.1 作動試験					-				··		<u>.</u>
試験方法は7.1項と											
同じ方法で行う。											
1307712 (1376											
	1				3						

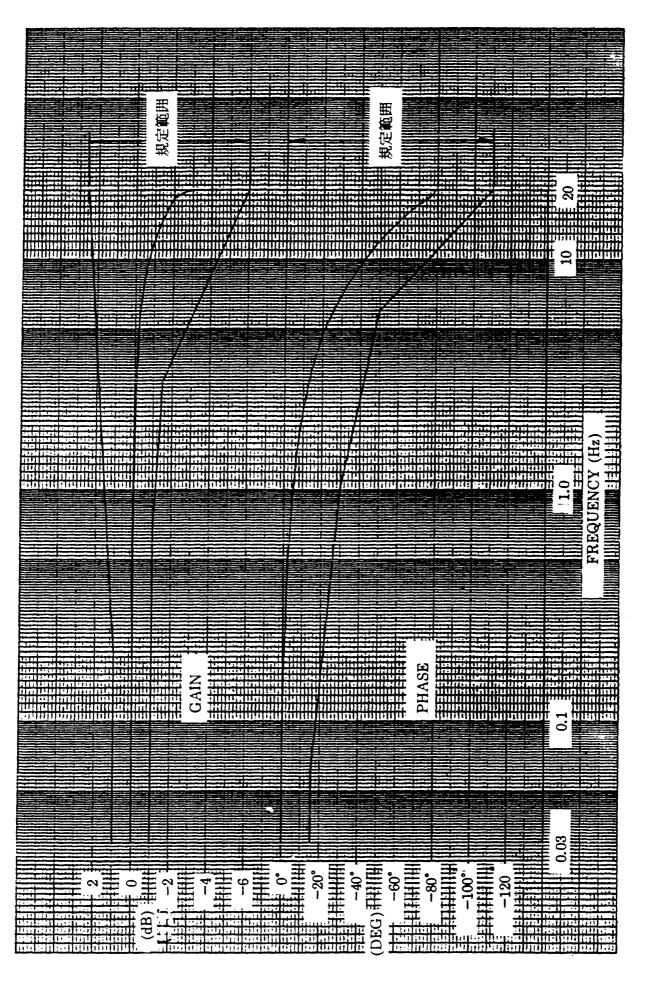












## 信号サーボアクチュエータの試験結果(11)

CORA TO THE WATER AND	1679 477734	<del></del>
試験項目及び試験方法	要求条件	試験結果
10.2 分解能試験	t -	周囲温度 -43.9℃,油温 -40.0℃。
試験方法は, 7.3項	トローク 50mm に対して 0.5 %以	
と同じ方法で行う。	下のこと。	AGEケースのみ実施し他は省略した。
		(単位 X)
ļ		3 CH作動 0.280
		2 CH 作動 (CH1, CH3 ENG) 0.100
10.3 ヒステリシス	3CH作動無負荷時のヒステリシ	周囲温度 -42.8℃,油温 -40.0℃。
試験	スは出力レバーストローク 50mm	ただし、2CH作動はCH1とCH3のENG-
試験方法は, 7.4項	に対して0.5%以下のこと。	AGEのケースのみ実施し他は省略した。
と同じ方法で行う。	2 CH作動無負荷時のヒステリシ	(単位 <b>%</b> )
C190000 C1378	スは出力レバーストローク 50mm	3CH作動 0.19
	に対して 0.8%以下のこと。	2CH作動 010
	100000000000000000000000000000000000000	(CH1, CH3 ENG) 0.19
10.4 リニヤリティ	無負荷時のリニヤリティは出力レ	(単位 %)
試験	バーストローク 50mm に対して	3 CH作動 0.50
試験方法は, 10.3	0.8%以下のこと。	20日作動
項のデータから、		(CH1, CH3 ENG) 0.44
7.5項に基づいてリ		
ニヤリティを求める。		
10.5 故障模擬試験	① 1 CH故障試験において故障	① 周囲温度 -42.8℃,油温 -41.1℃。
① 試験方法として	検出切離し時のトランジェント	ただし試験は,ケース1とケース4〔表
は, 8.1項と同じ	は片側フルストロークの 10%	10 -(a)〕のみ実施し,他は省略した。
方法で行う。	以下のこと。	ケース 1     ケース 4       (伸張側CH1)     (収縮側CH1)
	故障切離し時間を測定すること。	故障) 故障)
		トランシェント 量 2.5 3.6
		<b>故障</b> 切離し時間 130 149 (m sec)
② 試験方法として	② 2CH故障試験において故障	② 周囲温度 -42.8℃,油温 -41.1℃。
は, 8.2項と同じ	検出切離し時のトランジェント	ただし試験は,ケース3とケース9〔表
方法で行う。	は片側ストロークの 15 %以下	10 -(b)〕のみ実施し他は省略した。
	のこと。	ケース3 ケース9 伸張側 収縮側
	故障切離し時間を測定すること。	CH2 1 st故障 CH2 1 st 故障
į	ピストンストローク 20mmの位	
	置から中立位置に戻るセンター	トランシェント   10.0   12.6
	リング時間は伸張, 収縮方向共	故障切離し 150 177
	1.6∼12 sec であること。	時間 (m sec) 150 177
	又,センタリング後確実にロッ	センタリング 時間 (sec) 3.9 5.1
	クされていること。	センタリング 良好 良好

表 10 故障試験におけるチャンネルの組合せ

### (a) 1チャンネル故障の場合

ケース	ステップ 1	ステップ 2	ピストン位置
1	全CH ENGAGE	CH1 故障模擬	
2	"	CH2 "	伸 張 位 置 (約 12.5mm)
3	"	CH3 "	(# <b>) 15. OHBI</b> ()
4	"	CH1 "	
5	"	CH2 "	収 縮 位 置 (約12.5mm)
6	"	СН3 "	( #7 12. Olibli)

## (b) 2チャンネル故障の場合

ケース	ステップ 1	ステップ 2	ピストン位置
1	CH1 & CH2 ENG	CH1 故障模擬	
2	"	CH2 "	·
3	CH1 & CH3 ENG	CH1 "	伸張位置
4	"	CH3 "	14 20X 1\(\triangle \text{L} \text{L} \text{L}
5	CH2 & CH3 ENG	CH2 "	
6	"	CH3 "	
7	CH1 & CH2 ENG	CH1 "	
8	"	CH2 "	
9	CH1 & CH3 ENG	CH1 "	収縮位置
10	"	CH3 "	大水相 以 <u>值</u> .
11	CH2 & CH3 ENG	CH2 "	
12	"	CH3 "	

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(12)

求 条 件 態又は保全上の要求事項を ような内部又は外部部品の 賃食のないこと。	就 部品の劣化 な 試験終了後以下に示す ただし、各試験項目の CH3の ENGAGEのケー 省略した。 また、1 CH 故障試験で	し 試験を実施した。 2CH作動はCH1と
ような内部又は外部部品の	な 試験終了後以下に示す ただし,各試験項目の CH3の ENGAGE のケー 省略した。 また,1CH故障試験で	し 試験を実施した。 2CH作動はCH1と
	な 試験終了後以下に示す ただし,各試験項目の CH3の ENGAGE のケー 省略した。 また,1CH故障試験で	し 試験を実施した。 2CH作動はCH1と
	試験終了後以下に示す ただし,各試験項目の CH3の ENGAGEのケー 省略した。 また,1CH故障試験で	試験を実施した。 2CH作動はCH1と
	ただし,各試験項目の CH3の ENGAGE のケー 省略した。 また,1CH故障試験で	2CH作動はCH1と
	ただし,各試験項目の CH3の ENGAGE のケー 省略した。 また,1CH故障試験で	2CH作動はCH1と
	CH3の ENGAGEのケー 省略した。 また,1CH故障試験で	
	省略した。 また,1CH故障試験で	2 - 3 - 5 - 5 - Cha O lend
	また,1CH故障試験で	
		ではケース1とケー
	人 4   表   U ー a     )	2CH故障試験ではケ
	ース3とケース9〔表	
,	し他は省略した。	(0) / - / / / / /
 E常かつ円滑であること。	作動試験結果は下記の	 通りである。
ミックシール部の外部漏洩	l	ナミックスタティック
所当り1滴/25 サイクル以		-ル部の シール部の   B漏洩   外部漏洩
<u>L</u> °		
タティックシール部につい	円荷   2:	5 <del>7</del> 191
部漏洩があってはならない。	(CH1,  田海   25	5サイクル なし
商を成さない程度の漏れは	ENG)	
りでない。		
時の分解能は出力レバース	分解能は下記の通りで	ある。
ク 50mmに対して 0.25 %		(単位 %)
こと。	3CH作動	0.045
	2CH作動 (CH1, CH3 ENG)	0.035
動無負荷時のヒステリシス	ヒステリシスは下記の	通りである。
レバーストローク 50 mm に		(単位 %)
0.25%以下のこと。	3CH作動	0.25
動無負荷時のヒステリシス	2CH作動	0.25
レバーストローク 50 mm に	(CHI, CH3 ENG)	
0.4%以下のこと。		
時のリニヤリティは出カレ	リニヤリティは下記の	 )通りである。
•		(単位 %)
	3 CH作動	0.50
	2CH作動 (CH1,CH3 ENG)	0.75
	と。 タティックシール部につい 部漏洩があってはならない。 商を成さない程度の漏れは りでない。 時の分解能は出力レバース ク 50 mmに対して 0.25 % とと。	は、タティックシール部についる。

	信	号サー	ボアク	チュエータ	の試験結果	果(13)					
試験項目及び試験方法	要		<u>条</u>	件	試		験	綎	i	果	
11.5 故障模擬試験	1				① 1 CH	故障	試験	結果は「	下記の	通り	であ
① 1CH故障模擬	故障検出	出切離し	,時の	トランジェ	3.						
試験は、8.1項と	ントは片	上側フル	レストロ	コークの			伸引			宿側	Pròr.
同じ方法で行う。	10 %以	下であ	ること	0	1 = 1 0 3	$\stackrel{\sim}{\sim}$	CH	1 故障	CH	11 故	
	故障切開	能し時間	引は 110	Dmsec以	トランジュ   量	とフト (%)	5	i. 0	1	4. 0	
	下のこと	د، ( ن	/ャット	トオフバル	故障切開		82	<del></del> -	78	R	$\neg$
	ブの作動	開始か	ら油目	Eが 1,380	時間 (m	sec)		<b>,</b>			
	kPa IC (₽	大下する	までの	)時間)							
② 2CH故障模擬	2				② 2CH	故障	試験	告果は「	「記の	通り	であ
試験は、8.2項と	故障検出	切離し	,時の上	・ランジェ	る。						
同じ方法で行う。	ントは片	側フル	ノストロ	コークの			申張便		収縮的		,,
	15 %以	下である	ること。	0	\			st FALL nd FALL	CH2 1 CH1 2		
	故障切離	し時間	jit 110	msec 以	トランシェン		12.	2	19	. 6	$\neg$
	下のとと	。(シ	ヤット	オフバルブ		<b>x</b> )	1 6.		13	. 0	$\dashv$
	の作動開	始から	油圧が	3 1,380kPa	故障切離 時間(m s		67		71		
	に低下す	るまで	の時間	<b>5</b> )	センタリン	11	1. 9	2	2	04	$\neg$
	ピストン	ストロ	ーク 2	0mmの位	時間 (se		1. 3	· 3	2.	04	_
	置から中	立位置	に戻る	センタリ	センタリン   ロック		良	好	良	好	
	ング時間	は伸張	,収益	<b>宿方向共</b>	<u> </u>						
	1.6~128	sec でま	ちるとる	L 0							
	またセン	タリン	グ後確	実にロッ							
	クされて	いると	٤.								
12. 高温試験											
試験方法としては、M	(IL-H-8775	5D 4.5.	. 6. 3 項	iにより,							
各チャンネルの Pポー	-ト及びRポ	ートに	30.5~	91.4 cm							
の油柱ヘッドを加え、	周囲温度7	1.1~14	3℃で	3時間14							
分保持した後,下記の	試験を行う	0									
12.1 作動試験	① 作動は	正常か	つ円滑	であるこ		1		2		3)	
試験方法としては、	٤.					//€1	46.70	ダイナミ		スタティ	
ECUと結合 (図 52	② ダイナ	ミック	シール	部の外部	$\parallel \setminus$	作製	状况	シール部外部漏液		ンール	
参照)し、アクチュ	漏洩は5	サイク	ル作動	中シール	3℃H/自動	正常	かつ	0滴/			$\overline{}$
エータを最初の槽温	1 ケ所当	り滴を	成さな	い程度と		円滑		25サイ	クル		L
144 ℃で 3ch 作動を	する。				2CH/Fib (CHI, CH3 ENG)	止常   円滑	かつ	0 滴/ 25サイ	on	な	し
142℃で2 CH 作動を	③ スタテ	ィック	シール	部につい	ENG)						
各々5サイクル行う。	ては外部	漏洩が	あって	はならな							
ただし,2CH作動	い。但し	,滴を	成さな	い程度の							
はCH1とCH3の	漏れはこ	の限り	でない	٠,							
ENGAGE ケースのみ											
とし、他は省略する。											

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(14)

試験項目及び試験方法	要求条件	試 験 結 果
12.2 分解能試験	無負荷時の分解能は、出力レバー	(単位. %)
試験方法としては、	ストローク 50 mm に対して 0.5%	3 CH作動 0.050
7.3 項と同じ方法で	以下のこと。	2 CH作動 (CHI (CH2 PMC) 0.065
行う。		(CH1, CH3 ENG) 0. 663
周囲温度 143℃,油		
温 144 ℃とする。		
なお, 2CH作動は		
CH1とCH3のENG-		
AGE ケースのみとし		
他は省略する。		
12.3 ヒステリシス試験	3CH作動無負荷時のヒステリシ	(単位 %)
試験方法としては,	スは出力レバーストローク 50 mm	3 CH作動 0.25
7.4 項と同じ方法で	に対して 0.5%以下のこと。	2 CH作動 (CH) CH2 CDC) 0. 25
行う。	2CH作動無負荷時のヒステリシ	(CH1, CH3 ENG)
周囲温度 142 ℃,油	スは出力レバーストローク 50mm	
温 143 ℃とする。	に対して 0.8%以下のこと。	
なお, 2 CH作動は		
CH1とCH3のENG-		
AGE ケースのみとし、		
他は省略する。		
12.4 リニヤリティ試験	無負荷時のリニヤリティは出力レ	リニヤリティは下記の通りである。
試験方法としては、	バーストローク 50mm に対して	(単位 %)
12.3 項のデータか	0.8%以下のこと。	3 CH作動 0.63
ら 7.5 項に基づいて		2 CH作動 (CH1, CH3 ENG) 0.50
求める。		(CHI, CH3 EW)
12.5 故障模擬試験		
① 1CH 故障試験	① 1CH故障試験において故障	ケース1 ケース4
試験方法としては,	検出切離し時のトランジェント	(伸張側 (収縮側   CH1 故障)   CH1 x x x x x x x x x x x x x x x x x x x
8.1 項と同じ方法	は片側フルストロークの 10 %	
で行う。	以下のこと。	トランジェン ト量 (%) 4.4 4.4
周囲温度 142 ℃,	故障切離し時間を測定すること。	<b>拉陪扣鲱</b> 1
油温 144 ℃とする。		成体99能で   時間(m sec)   66   65
ただし、試験は		
表 10 (a)のケース		
1とケース4のみ		
とし、他は省略す		
る。		
1		
}		
1		
	!	

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(15)

→ 本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本本	4_ 75	/Z //L	4-:	EΔ	<u></u>
試験項目及び試験方法	要求	条 件	試	<b>験</b>	<u></u>
② 2 CH 故障試験	② 20H故障試			<del></del>	
試験方法としては、		)トランジェント		ケース 3 伸張 <b>側</b>	ケース 9 収 <b>縮側</b>
8.2項と同じ方法		・ロークの 15 %		CH2 1st 故 CH1 2nd 故	章 CH2 1st 故障
で行う。	以下のこと。	_	1 = 1/2 1/2	<del>}</del>	4 Uni 2m mm
周囲温度 142 ℃,		を測定すること。	トランジェン ト量 (%)	1 12 2	12. 2
油温 141 ℃とする。	1	ワーク 20 mm の位	故障切離し	97	97
ただし、試験は表	1	ーリング時間は	時間 (m sec)		
10(b)のケース 3	伸張,収縮方向	]共 1.6~12 sec	時間 (sec)		8. 0
とケース9のみと	であること。		センタリング	良好	良好
し,他は省略する。	}	′グ後確実にロッ	後のロック		
	クされているこ	<del>~ `                                   </del>			
13. 湿度試験	作動状態又は保全				
試験方法としては,	害するような内部	以は外部部品の	音	品の劣化や	腐食
MIL-STD-810B,	劣化や腐食のない	ってと。		なし	
METHOD507, PROC					
EDURE1従い実施す					
る。試験中は,供試					
体内部の作動油を抜					
き取り,油圧ポート					
はプラグする。	<del></del>				
試験終了後,下記試験	を行う。				
ただし、各試験項目の	2 CH作動は CH1	とCH3のENGAGE			
のケースのみ実施し他	は省略する。				
また、1CH故障試験で	ではケース1とケー	-ス4(表10(a)),			
2 CH故障試験ではケ・	-ス3とケース9(	(表 10 (b))を実			
施し、他は省略する。					
13.1 作動試験				<del></del>	····
試験方法としては、	作動は正常かつ円	滑であること。			ミック スタティック
7.1項と同じ方法で	ダイナミックシー	・ル部の外部漏洩		助状況 シース 外部派	レ部の シール部の    諸洩   外部漏洩
行う。	は1ケ所当り1潴	j/25サイクル以	ET	常かつ 0滴/	/
	下のこと。		JUHY PM 円光	う 25サ	112n 15 L
	また、スタティッ	クシール部につ	2CH作動 正常 (CHI,CH3 円)	常かつ 0 滴/ B 25+#	right to l
	いては外部漏洩が	あってはならな	(CHI, CH3 円) ENG)	209	
	l'o				
	但し、滴を成さな	い程度の漏れは			
	この限りでない。				
13.2 分解能試験					(単位 %)
試験方法としては,	無負荷時の分解能	は、出力レバー	3 CH作	動	0. 050
7. 3項と同じ方法で	ストローク 50mm		2 CH作		
行う。	以下のこと。	,•	(CH1, CH3		0. 035

### 信号サーボアクチュエータの試験結果(16)

	信号サーボアクチュエータの	)試験結果(16) 	
試験項目及び試験方法	要求条件	試験	集 果
13.3 ヒステリシス試験			(単位 %)
試験方法としては、	3CH作動無負荷時のヒステリシ	3 CH作動	0. 15
7.4項と同じ方法で	スは出力レバーストローク 50 mm	2 CH作動	0. 19
行う。	に対して 0.25 %以下のこと。	(CH1,CH3 ENG)	
	2CH作動無負荷時のヒステリシ		
	スは出力レバーストローク 50mm		
	に対して 0.4%以下のこと。		
13.4 リニヤリティ試験		 	(単位 %)
試験方法としては、	無負荷時のリニヤリティは出力レ	3 CH作動	0. 70
7.5項と同じ方法で	バーストローク 50mm に対して	2 CH作動	0.63
行う。	0.8%以下のこと。	(CH1, CH3 ENG)	
13.5 故障模擬試験	(1)		
① 1 CH 故障試験	故障検出切離し時のトランジェ	伸張倒 CH1 故障	収縮側 CH1故障
試験方法としては、	ントは片側フルストロークの	トランジェン	CITIANA
8.1項と同じ方法	10 %以下であること。	ト量 (%) 4.0	4. 0
で行う。	故障切離し時間は 110 msec 以	故障切離し 時間 (m sec) 108	74
	下のこと。(シャットオフバル	MT(RI(III Sec)	<u> </u>
	ブの作動開始から油圧が 1,380		
O 1/ PH- D FA	kPaに低下するまでの時間)		·
② 2 CH 故障試験	2		
試験方法としては、	1	伸張側 CH21st FAIL	収縮側 CH21st FAIL
8.2項と同じ方法	ントは片側フルストロークの	CHI 2nd FAIL	CHI 2nd FAIL
で行う。	15%以下であること。	トランジェント 量 (%) 13.5	13. 0
	故障切離し時間は 110 msec 以	<b>炒暖切鲱</b> 1	<del>                                     </del>
	下のこと。(シャットオフバル	時間(m sec) 70	68
	プの作動開始から油圧が 1,380 kPa に低下するまでの時間)	センタリング 時間 (sec) 1.85	2. 00
	ピストンストローク 20 mmの位	センタリング 良 好	良好
	置から中立位置に戻るセンタリ		· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
	ング時間は伸張・収縮方向共		
	1.6~12 sec であること。		
	また、センタリング後確実にロ		
	ックされていること。		

信号サーボアクチュエータの試験結果(17)

					タの試験箱	×1041)			
試験項目及び試験方法	要求	条	件		試	<b>験</b>		告	果
14. 振動試験					試験時の	加振方向	は下図の	のとおり	実施し、
試験方法としては、	作動状態又は伊	保全上の	要求事項	を	加振中は	アクチュ	エータる	を油圧の	Nで最伸
MIL-STD-810B	害するような肉	内部又は	外部部品	50	張位置に位	保持した。	•		
METHOD 514.1	劣化や腐食のな	ないとと	0						
PROCEDURE 1 12						•	Y 🕈		
従い実施する。							1005		жX
振動試験カーブは図						AT -	TY.	39	A A
50のカーブ Dによる。					1 4				
					\	MA			
試験終了後,下記試					(	P INK			
験を行う。ただし、	 					UL		z	
各試験項目の2CH	ı					( C	1		
作動はCH1とCH3	ı						•		
の ENGAGE ケース	ı				<u> </u>		共振点	サイクリン	加援中の
のみ実施し他は省略						振点		グ(時間)	
する。また、1CH故					数2ケ X 289H	所 Iz(24.2G)	各30	2	なし
障試験ではケース1	ı			- [		z(20.5G)	1130	-	
とケース4(表10(a))				- 1	Y 数1ケ		30	2.5	なし
2CH故障試験ではケ					500H	z (24.5G)			
ース3とケース9(表					Z 数1ケ 379H	所 【z(62.1G)	30	2.5	なし
10(b))のみ実施し、					10.02		<u> </u>	<u> </u>	<b></b>
他は省略する。						部品の多	方化や原	食	
						な	し		
14.1 作動試験			<u> </u>						
試験方法としては、	作動は正常かつ	円滑で	あるとよ				A/+S	7/ 7	タティック
7.1項と同じ方法で	ダイナミックシ			1		作動状況	シール	部の シ	ール部の
行う。	は1ケ所当り1					丁兴人。	外部漏		部漏洩
11 70	下のこと。	1947 24		7	3CH作動	正常かつ 円滑	た じみ, 25サイク	1 1	なし
	またスタティッ	クシー	ル部につ	6	2CH/博動	正常かつ	にじみ	/	
	ては外部漏洩が		•	- 1		円滑	25サイク	1 7	なし
	但し、滴を成さ			- 1		<u></u> _	<u> </u>	1	
	この限りでない		(BC VINIA)	10					
14.2 分解能試験	COMOCAV	0				<del></del>			/## N)
試験方法としては,	無負荷時の分解	能计业	カルベー	7	3 CH	———— 作制	1	0. 04	(単位 %)
PMRXガ伝としては,	無負何時のが開 トローク 50mm		•	- 1	2 CH			0. 04	10
	以下のこと。	HC 23 し	C U. 23 %	0		TF990 NH3 ENG	)	0. 04	15
	以下のこと。								

## 信号サーボアクチュエータの試験結果(18)

試験項目及び試験方法	要	<del></del>	<del></del> -	件	試験結末は	 験	結	<del></del> 果	
14.3 ヒステリシス試験	<u>~</u>						<i></i>		
試験方法としては、	3CH作動	無負荷	きのと 2	ステリシ	3 CH作		Ţ	0.16	<u>′</u>
7.4項と同じ方法で	スは出力し	-	-		2 CH作		<b></b> -		-
行う。	に対しては				(CH1,CH3			0. 19	
13 > 0	2 CH作動		-	-	<u> </u>				-
	スは出力し		•						
	に対して								
14.4 リニヤリティ試験	10/10 2							(単位 %)	
試験方法としては、	  無負荷時の	カリニャ	フリティ	は出力レ	3 CH作	 動		0.63	'n
7.5項と同じ方法で	バーストロ			,	2 CH作				$\dashv$
行う。	0.8%以			, 0 4	(CH1, CH3			0. 63	
14.5 故障模擬試験	① 1CH			 					
① 1 CH 故障試験	\ ~			ランジェ		伸張側		収縮側	
試験方法としては、			_			CH1 故	单	CH1 故障	
8.1 項と同じ方法	10 %以				トランジェント量 (%)	5. 0		3. 0	
で行う。	故障切割	難し時間	引は 110	msec 以	故障切離し	1	$\neg \dagger$		
	下のこと	٤ <b>。</b> (٤	ノャット	オフバル	時間 (m sec)	100		70	
	ブの作動	動開始が	いら油圧	が 1,380					
	kPa ≀⊂1	低下する	らまでの	時間)					
② 2 CH 故障試験	② 2CH	故障試	験の要素	求基準					_
試験方法としては、	故障検は	出切離し	,時のト	ランジェ		伸張側 CH2 1st F	ATT	収縮側 CH2 1st FAIL	
8.2 項と同じ方法	ントは	十側フル	レストロ	ークの		CH1 2nd F		CHI 2nd FAIL	
で行う。	15 %以	下であ	ること。	)	トランジェン	13. 0		10. 0	7
	故障切割	難し時間	引は 110	msec 以下	ト量 (%) 故障切離し				-
		•		フバルブ	時間(m sec)	75		67	
	の作動関			<sup>3</sup> 1, 380kPa	センタリング 時間 (sec)	1. 90		2. 05	
				0mmの位	センタリング	良好	7	良好	
	置からっ	中立位置	量に戻る	センタリ					
	ング時間	間は伸張	長・収縮	富方向共					
	1.6~12	sec で	あると、	Ł。					
	また,~	センタリ	リング後	後確実に口	,				
	ックされ	れている	ること。						

### 信号サーボアクチュエータの試験結果(19)

30 EA	D T			<b></b>	***			=-	# A	e 1		<del></del>
	目及び試験方法	要	求	<u>条</u>	件			試	験 	<u></u> 結	<u> </u>	<b>果</b> ————
	対外試験											
	方法は下記の順											
	行う。	12714	क्र ज	11 / 7	n .#4.	ר						
No.	ストローク(%)	<del></del>	Hz)			-						
1	100	0. 2		100		-						
2	50	0.5		2900		-						
3	10	2		7000		-						
4	2	2		40000	)3	1						
5	ソレノイドバルブ の励磁, 非励磁	0. 5		200	<del></del>							
		本試験中の	外部	漏洩は車	曲シー	ル部	試験時	アクラ	チュエー	タの負荷	苛は慣性	生負荷と
		について1	滴/	25 サイ:	クル以	下の	した。					
		ح کی					またNo	5の	試験は全	チャン	ネル同田	寺に実施
		また, スタ	ティ	ック部が	いらの	外部	し, ピ	スト	ノは中立化	立置とし	った。	
		漏洩があっ	ては	ならない	。但	l.	試験中	の外部	8漏洩は2	欠のとは	おりでも	ちった。
		滴を成さな	い程	度の漏れ	いはとり	の限				CH.1	CH.2	CH . 3
		りでない。						ピス	トンロッド	たじみ	たじみ	にじみ
試験終了後,以下に							軸シール部		ポジション LVDT 側		にじみ	にじみ
示す	試験を実施する。						/ Ap		クリリース トン部	たじみ	たじみ	ににみ
								ジョ	ファバルブ	たじみ	たじみ	KLZ
							スタテ	170	シール部	なし	なし	tsl
15. 1	作動試験										<del></del>	
試験	方法としては,	作動は正常	かつ	円滑でも	5 <b>3</b> C	٤.				ダイナミ		ティック
7. 1 3	項と同じ方法で	ダイナミッ	クシ	ール部の	外部	<b>漏洩</b>			作動状況	シール語 外部漏		・ル部の 部漏洩
行う。		は1ケ所当	91	商/25	サイク	ル以	2011		正常かつ	<del> </del>	/	
		下のこと。					3CH{		円滑	25サイク		x L
		また, スタ	ティ	ックシー	- ル部	てつ		CH1 & CH2	正常かつ 円滑	たじみ/ 25サイク		il
		いては外部	漏洩	があって	はな	らな		CH1&	正常かつ	K LZW	7	
		v.					作動	СНЗ	円滑	25サイク	in '	<u> </u>
		但し、滴を	成さ	ない程度	医の漏;	nit		CH2& CH3	正常かつ 円滑	125サイク		il
		この限りで	ない	0						<b>+</b>	i	
15. 2	分解能試験										(1	単位 %)
試験	方法としては,	無負荷時の	分解	能は出力	」レバ・	ース	3	CH /F	動		0. 06	5
		トローク 50	0mm	に対して	0. 25	%		C	H.1&CH-	2	0. 04	5
		以下のこと	0				2CHf	衝 C	H.1&CH.	3	0. 04	5
								C	H-2&CH-	3	0. 04	5
				に対して	7 0. 2 <b>5</b>	%	2CHf	衝 C	H.1&CH-	3	0. 04	5

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(20)

試験項目及び試験方法	<del></del>	求	条	1	件		試		験		結	<del></del> 果	
15.3 ヒステリシス試験									-			(単位	*)
試験方法としては、	3CH作動	無負荷	時のヒ	こス	テリシ	[ [	CH CH	作動	th the			0. 13	
7.4項と同じ方法で	スは出力レ	/パー :	ストロ	ーク	50 mm			CI	I.1&(	H-2		0.16	
行う。	に対して 0	). 25 %	以下の	のと	Ł。	2CH	l作動	CI	I.1&(	H-3		0. 19	
	2CH作動	無負荷	時のヒ	ニス・	テリシ			CI	I. 2& (	<b>H-3</b>		0. 19	
	スは出力レ	/パー )	ストロ	ーク	′50 mm								
	に対して 0	ل% 4 %.	以下の	ع ح	. 0								
15.4 リニヤリティ 試験												(単位	<u>x)</u>
試験方法としては、	無負荷時の					:	3 CH	作重	<del>b</del>			0. 38	
7.5項と同じ方法で	バーストロ	コーク	50 mm	に対	して			CI	I-1&0	H.2	:	0.47	
行う。	0.8%以下	「のと	Ł,			2CF	I作動	a	I. 1&0	H-3		0. 31	
								CI	1.2&C	H-3		0.47	
15.5 故障模擬試験									—т				<del></del>
① 1 CH 故障試験	故障検出は		-			ピス 位置	トン	故障	СН	トラント 量	ジェン (%)	故障切時間(r	
試験方法としては、	トは片側フ			· 10	0 10 %			CH,	. 1		0	8	
8.1 項と同じ方法	以下である	_				伸張	加		+	5.	0	7	
で行う。	故障切離し	_						CH.	. 3	2.	2	7.	5
	のこと。(						_	CH.	. 1	4.	0	8	0
	作動開始が			, 380	kPa (C	収縮	加	CH.	. 2	4.	1	7.	5
	低下するま	( CO)#	守间 丿					CH.	. 3	3.	6	8	0
O OCT HATE FEA	<u> </u>				· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	L							<u>_</u>
② 2CH 故障試験	②-1)	nish#1 n	# M L	= \	/ 18 - 14								
試験方法としては、	故障検出す		-				۱ EN		故障C		ランショ		切離
8.2項と同じ方法	以下である			- 70	7 15 %		置 CH	-+			量 (*		宇間 m sec)
で行う。	故障切離し			<b></b>	。因下			1 & H2	CH.		12.4	<del></del>	61
	び降り離り						-		CH.	+	11.8		66
	ブの作動関	-				伸張   方向	- 1	11 & H3	CH.	-	13.0		55
	に低下する				.,000 KI a		-		CH.	-+	11.8	_	64
	(C (Z)   ) *e		·> ~ y   i=;	,				2& Н3	CH.	_	12.4		79 66
						<b> </b>	╁	11 &	CH.		12.4		70
								H2	CH.	-+	12.2	<del>-  </del>	73
						J. 1977 642	CU	11 &	CH.	-+	11.8		71
						収縮   方向		и ег Н3	CH.		12.0		67
							CU	2 &	CH.	$\rightarrow$	12.6		73
								H3	CH.	$\rightarrow$	13.0		70
									J.1.			<del></del>	·•

# 信号サーボアクチュエータの試験結果(21)

試験項目及び試験方法	<del></del> 要	<del></del>	<del></del>	件		 ₹	——— 験	———— 結	<del></del> 果	
	<b>(2)-2)</b>								·	
	ピストンス				ピスト ン位置	ENG. CH	故障CH	センタリング 時間 (sec)	センタリン 後のロッ	
	から中立位					CH1 & CH2	<del></del>	2.0	良好	
	時間は伸張 sec である		力问共	1.6~12			2	2.1	良好	<b></b> ∤
	sec じのる また、セン	-	が経歴	生にロッ	伸張力向	CH1 & CH3	1	3.5	良好	
	<b>すた</b> , こり クされてい			<del>X</del> IC - )			3	2.7	良好	
	) C40 CV	C	0			CH2& CH3	3	3.4	良好良好	<del></del>
						CVI P	1	2.4 2.1	良好	<del>i</del>
						CH1& CH2	2	2.3	良好	<del></del> -
					収縮	CH1&	1	2.9	良好	
					方向	СНЗ	3	3.0	良好	
						CH2&	2	2.9	良好	
						СНЗ	3	2.7	良好	
					<u> </u>					
15.6 分解検査	 供試体に割	th set	(土如の	<b>かてた</b>	<b>本↓九 金門</b>	£\$\$ 72	¥#¥A	を分解検	木 1・4・	
15.0 万开快且	過大な摩耗						結部の		著しい	_
	響を及ぼす				割れ		るみ	摩耗	劣化	
		- E O -	) <b>)</b>   [[	.a. CC0	なし	,	なし	なし	なし	

### 3.2.2 エルロン・サーボアクチュエータ

本アクチュエータの開発技術試験は,下記の様 に行われた。

1) 適用仕様書(番号)及び仕様管理図

仕様書

ACTUATOR ASSY-AILERON

**SERVO** 

仕様書番号 N2HR-1002B

仕様管理図 N21-97002B

2) 実施場所

三菱重工業株式会社 名古屋航空機製作所

大幸工場

3) 実施期間

昭和56年6月16日~昭和56年7月23日

4) 試験項目及び試験順序

実施した開発技術試験の概要は表11に示す通りである。

5) 試験成績

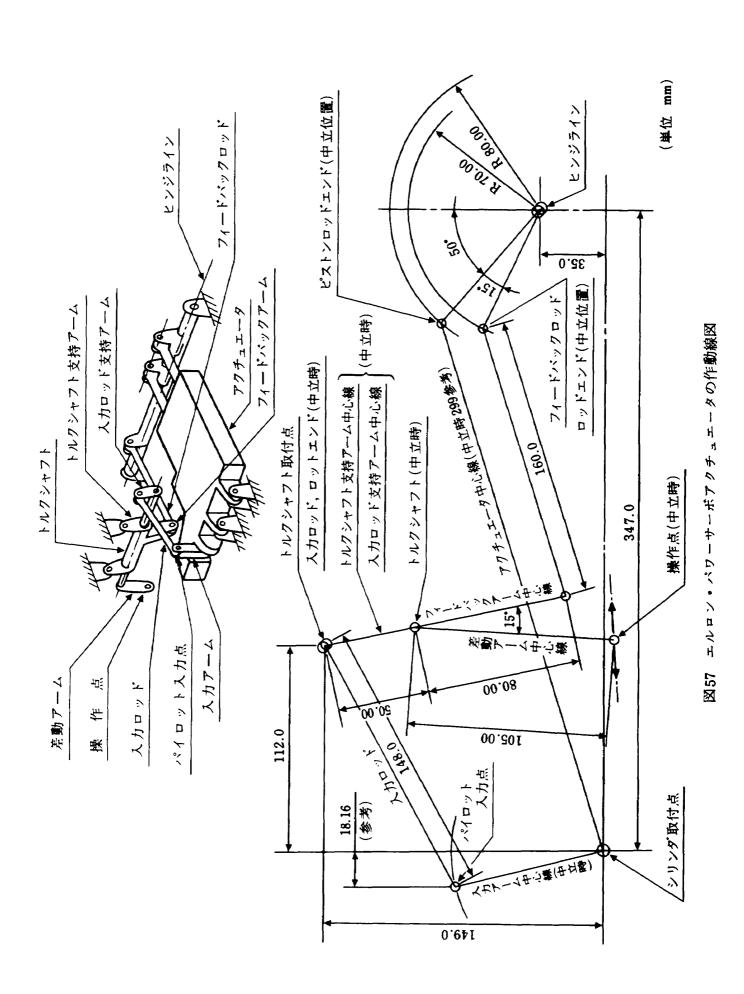
以下に各試験結果22)の概要を示す。

表 11 エルロン・パワーサーボアクチュエータの開発技術試験項目

試験順序	試験番号	試験項目	供試品数	不良数
1	1	製品検査	1	0
2	2	しゅう動部の表面あらさ	1	0
3	3	作動および外部漏洩試験	1	0
4	4	保証圧力試験	1	0
5	5 5.1	総合機能試験 入力ストローク	_ 1	_
	5.2	ピストンストローク	1	0 0
	5.3	内部漏洩	1	0
	5.4	系統間漏洩	1	0
İ	5.5	分解能	1	Ö
	5.6	最大ピストン速度	î	0
	5.7	コントロールバルブの流量特性	1	0
	5.8	摩擦力	1	0
6	5.9	周波数応答	1	0
	6	環境試験		
	6.1	低 温	省 略	_
	6.2	高温	省略	_
	6.3	温度衝擊	省 略	_
	6.4	加速度	省 略	_
7	6.5	振動	1	0
	6.6	衝撃	省略	
8	7	耐久試験	1	0
9	8	制限荷重試験	1	0
	9	終極荷重試験	省略	-
	10	破壊圧力試験	省略	_

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(1)

製品検査 供試体の外面に有害な割れ、きまっとの方がないかどうかを   目現で検査する。また、ワークマンシップ、マーキング、寸法、重量(ドライ)、材料が承認図(99C 50420)の要求を満たしていること。	試験項目及び試験方法	要求	条	件	試	験	Á	吉	果
# 表 は	1. 製品検査	供試体の外面	に有害な	い割れ、き	項	日		糕	 果
古の歌にいかどうかを   中のアンシップ、マートング、寸法、重量(ドライ)、   日視で検査する。また、ワークマンシップ、マーキング、寸法、重量(ドライ)、   材料が未製図 (99C 50420) の要求を満たしているかどうかを検査する。   た、重量(ドライ)、   大科が承製図 (99C 50420) の要求を満たしているかどうかを検査する。   こ、ショラ動部の表面 おらさ   ビストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 おらさは名々の図面の表面おらさ   要求を満足すること。   アンドンカンドの外面、バレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 おらさは代表体を関節する。   ビストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 おらさは代表体を関応する。   ビストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 おらさは代表体を作の検査成績書による。   作動および外部施   がイナミックシール   1 個所あたりの外部属では25 サイクルを操作して、ビストン ターク・レール、人力   1 の所の   1 の					<del> </del>				
日視で検査する。また、ワークマンシップ、マーキング、対科が承認図(99C50420)の要求を満たしているかどうかを検査する。としているかどうかを検査する。 2 しゅう動部の表面 あらさ ピストンロッドおよびピストンペッドの外面、バレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを測定する。ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを測定する。ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさと制定する。ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさと制定する ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさと制定する ピストンロッドおよびアンッド の外面、バレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさと制定する じストンロッド およびスイベルのロークリシール アンドおよびマニホールドの内面 32 32 マニホールドの内面 16 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10	害な割れ、きず、さ	また。ワーク	マンシッ	,プ, マー					
日視で検査する。ま 材料が承認図 (99C 50420) の要求を満たしていること。	びがないかどうかを	キング、寸法、	重量()	ドライ),	<del> </del>				
た、ワークマンシット で	目視で検査する。ま	材料が承認図(9	99C 5042	0) の要求					
法、重量(ドライ).       材料が承認図(99C 50420)の要求を満たしているかどうかを検査する。         2. しゅう動部の表面 おらさ でストンロッドおよびピストン っぱの外面, パレル, グランドおよびマニホールドの内面の表面 おらさは各々の図面の表面あらさ 要求を満足すること。       プランドおよびマニホールドの内面の表面 8 2 ピストンロッドの外面 8 2 ピストンロッドの外面, パレル, グランドおよびマニホールドの内面 32 32 マニホールドの内面 16 10         がクランドの外面, パレル, グランドおよびマニホールドの内面, パレル, グランドおよびマニホールドの内面, パレル, グランドおよびマニホールドの内面 16 10         がクランドの外面 32 32 マニホールドの内面 16 10         10万で作動線図にしたかって動く終され、 アランタンール (ピストンロッドシール)に供試体を試験治具に取付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを全ストロークにわたでり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシールに動きなことのではないこと。また、ピストンの動きは滑らかなこと。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール) (1個所あたりの外部漏洩は25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ビストンロッドシール) (10歳) 25 サイグル タクラシール (10歳) 25 サイグル スクテックシール (10歳) 25 サイグル スクテックシール (10歳) 25 サイグル スクテックシール (12ストンの動き 滑ら か 滑ら	た,ワークマンシッ	を満たしている	د کی					10.	55 kg
材料が承認図(99C 50420)の要求を満たしているかどうかを検査する。	プ,マーキング,寸								
50420)の要求を満たしているかどうかを検査する。   2. しゅう動部の表面 おらさ   ピストンロッドおよびピストン   「項 目	法,重量(ドライ),								
しているかどうかを 検査する。 2. しゅう動部の表面 あらさ ピストンロッドおおよびピストン の外面、バレル、グランド おりピストンへッド の外面、バレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを測定する。 ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部隔 複試験 (世ストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  ダイナミックシール (ピストンロッドシール、入力 軸およびスイベルのロータリシー したがって動くよう に供試体を試験治具 に取付ける。標準条 件で入力アームを操 作して、ピストンを 全ストロークにわた り25サイクル作動さ せる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール、入力 地がして、ピストンロッドシール) 1 個所あたりの外部漏洩は25サイクルあたり1 滴以下のこと。 スタテックシールから外部漏洩は25サイクルのロークにして、ピストンロッドの外面を また、ピストンの動きは得らかなこと。 また、ピストンの動きは得らかなこと。 オクナミックシール (ピストンロッドシール) 0滴 25 サイクル スイベルのロー り 0滴 25 サイクル スイベルのロー 0 1 0 1 0 1 0 1 0 1 0 1 0 1 0 1 0 1 0	材料が承認図(99C								
検査する。   2	50420)の要求を満た			1					
2. しゅう動部の表面 あらさ ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 よびピストンヘッド の外面, バレル,グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは独立である。 ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。       第 2 ピストンロッドの外面 8 2 ピストンロッドの外面 8 2 ピストンロッドの外面 32 32 マニホールドの内面 32 32 マニホールドの内面 16 10         3. 作動および外部漏洩によっしたがって動くように供試体を試験治具に取付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール(ピストンロッドシール,入力軸および (ピストンロットの内面 16 10       1個所あたりの外部漏洩は25サイクルあたり1滴以下のこと。 スクテックシールから外部漏洩は25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール(ピストンロッドシール,入力軸およびのロー 0滴/25 サイクルをかり1流以下のこと。 また、ピストンの動きは得らかなこと。 また、ピストンの動きは得らかなこと。       項 日	しているかどうかを								
### 1	検査する。								
### 1	2. しゅう動部の表面				項	8		図面	結果
よびピストンヘッド の外面、バレル、グ ランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを制定する。 ピストンロッドおよびピストンヘッド の外面、バレル、グ ランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 検試験 図57の作動線図に したがって動くように (た成) で動くように (世ストンロッドシール) に収試体を試験音楽 作で入力アームを操 作して、ピストンを 全ストロークにわた り25サイクル作動させる。 そストンの動きは滑らか り25サイクル作動させる。この試験でダ イナミックシール (ピストンロッドシール, 入力 もないこと。 また、ピストンの動きは滑らか り25サイクル作動させる。この試験でダ イナミックシール (ピストンロッドシール, 入力 もなこと。  「カー・アーストンの動きは滑らか なこと。 」でランドの内面 32 32 マニホールドの内面 16 10  第 9 1			_				N T		<del> </del>
の外面、パレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを測定する。 ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部欄		ł	•						<del></del>
クランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさを測定する。 ピストンロッドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 検試験 グイナミックシール (ピストンロッドシール) 1 個所あたりの外部漏洩は25サイクルで入力でした。 スタテックシールから外部漏洩は25サイクル作動されて、ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動されて、ウ25サイクル作動されて、ウ25サイクル作動されて、ウ25サイクル作動されて、ウ25サイクルル作動されて、ウストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 オイシル スタテックシール 0 高 と カイシル スタテックシール 0 高 と カイシル スタテックシール 0 高 と カイシル スタテックシール 0 高 アナイシル スタテックシール 0 高 アナイシール 1 高 トカー アナイシー アナイシー 1 高 トカー 1 高 トカー 1 高 トカー 1 日本 1 日		1		そ面あらさ	<u> </u>				<del>                                     </del>
ールドの内面の表面 あらさを測定する。 ピストンロッドおよびピストンへッド の外面, バレル, グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 検試験 (ピストンロッドシール, 入力 触およびスイベルのロータリシール) 1 個所あたりの外部漏洩は25サイクルで表決 作で入力アームを操作して、ピストンロットのより 1 滴以下のこと。 スタテックシールから外部漏洩 はないこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 オーミックシール (ピストンロッドシール, 入力軸および		要求を満足する	د ځ		<del> </del>				<del> </del>
あらさを測定する。 ピストンロッドお よびピストンヘッド の外面、バレル、グ ランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書によ る。 3. 作動および外部漏									<del> </del>
ピストンロッドおよびピストンヘッドの外面, バレル, グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 グイナミックシール (ピストンロッドシール, 入力 軸およびスイベルのロータリシール) 1個所あたりの外部漏洩は25サイクルあたり1高以下のこと。 スタテックシールから外部漏洩はないこと。 スタテックシールから外部漏洩はないこと。 また, ピストンの動きは滑らかなこと。 また, ピストンの動きは滑らかなこと。 また, ピストンの動きは滑らかなこと。 また, ピストンの動きは滑らかなこと。 スタテックシール (ピストンロッドシール, 入力軸および との また, ピストンの動き 滑らか 滑らか 滑らか からか からから なこと。 また, ピストンの動き 滑らか 滑らか からからから なこと。 アイベルのロー の高 の高 の高 の高 の高 の高 からかり カイクル からからから なこと。 また, ピストンの動き 滑らか 滑らか 滑らか からからから なこと。 アイデックシール の高 の高 の高 の高 からかり カイクル からからから からから からからから からからから からからから からからから から					マニホール	(0)	以面	10	10
よびピストンヘッド の外面, バレル, グ ランドおよびマニホ ールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏   検試験									
の外面、バレル、グランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 検試験 図57の作動線図にしたがって動くように供試体を試験治具に取付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール、入力軸および スクテックシールから外部漏洩はないこと。 スタテックシールから外部漏洩はないこと。 スタテックシールから外部漏洩はないこと。 スタテックシールから外部漏洩はないこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 カー カール の高 25 サイクル なこと。 スタテックシール の高 25 サイクル スタテックシール の高 25 サイクル スクテックシール の高 25 サイクル スクテックシール の高 6 か 電 5 か 電 5 か 電 5 か 電 5 か 電 5 か で 5									
ランドおよびマニホールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 グイナミックシール (ピストンロッドシール,入力 触およびスイベルのロータリシー したがって動くよう に収付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール) スタテックシールから外部漏洩は25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および と。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らか 滑らか 滑らか 滑らか かなこと。	よびピストンヘッド								
ールドの内面の表面 あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏 捜試験 ダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力 触およびスイベルのロータリシー したがって動くよう に取付ける。標準条 作して、ピストンを 全ストロークにわた り25サイクル作動さ せる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および とこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か 滑ら か 滑ら か 滑ら か か なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か 滑ら か 滑ら か か なこと。 また、ピストンの動きは滑らか なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か 滑ら か 滑ら か 滑ら か か なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か 滑ら か 滑き か か なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か か なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か か か なこと。 また、ピストンの動き 滑ら か 滑ら か 滑ら か 滑ら か 滑ら か 滑ら か か か なこと。 また いた	の外面,バレル,グ								
あらさは供試体製作 時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏	ランドおよびマニホ								
時の検査成績書による。  3. 作動および外部漏洩は25サール (ピストンロッドシール,入力 軸およびスイベルのロータリシー したかって動くように供試体を試験治具に取付ける。標準条件で入力アームを操作して,ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および と。  「はないこと。また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動き 滑らか 滑らか かんした かんした かんした かんした かんした かんした かんした かんし	ールドの内面の表面								
3. 作動および外部漏洩	あらさは供試体製作								
3. 作動および外部漏洩試験       ダイナミックシール (ピストンロッドシール, 入力 軸およびスイベルのロータリシー したがって動くよう に取付ける。標準条件で入力アームを操作して, ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール, 入力軸および ール, 入力軸および ール, 入力軸および ール, 入力軸および	時の検査成績書によ								
複試験									
図57の作動線図に							結		果
図57の作動線図に したがって動くよう に供試体を試験治具 に取付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを 全ストロークにわた り25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール (ピストンロッド) ール、入力軸および		1			項目	Ī		新 B	
に供試体を試験治具 に取付ける。標準条件で入力アームを操作して、ピストンを 全ストロークにわた り25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および) 1個所あたりの外部漏洩は25サイクルを はないこと。 スタテックシールの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 アイベルのロー タリシールの部分 サイグル スタテックシール 0 商 の商 でストンの動き 滑らか 滑らか 滑らか 滑らか 滑らか から外部漏洩 はないこと。 また、ピストンの動きは滑らかなこと。 また、ピストンの動き 滑らか 滑らか 滑らか かなこと。 アイベルのロー タリシールの部分 サイグル スタテックシール 0 商 の商 でストンの動き 滑らか 滑らか 滑らか 滑らか 滑らか アストンの動き 滑らか 滑らか アストンの動き アイケル でストンの動き アイケル から外部漏洩 に取り 1 を できたい 1 を		[	ルのロー	-タリシー	ピストンロ	-, K			
に ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) (							サイ	25 クル	/ 25 サイクル
件で入力アームを操作して、ピストンを全ストロークにわたり25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール(ピストンロッドシール、入力軸および		i .			入力軸のショ	- JV	0商。		滴,
作で人刀アームを操作して、ピストンを はないこと。 また、ピストンの動きは滑らか り25サイクル作動させる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および		1	-	-			サイ	25 クル	ノ 25 サイクル
全ストロークにわた り25サイクル作動さ せる。この試験でダ イナミックシール (ピストンロッドシ ール,入力軸および			ールから	外部漏洩	スイベルの	D -	0滴。		
全ストロークにわた り25サイクル作動さ せる。この試験でダ イナミックシール (ピストンロッドシ ール,入力軸および		1					サイ	25	/ 25 サイクル
り25サイクル作動さ なこと。 せる。この試験でダイナミックシール (ピストンロッドシール,入力軸および	<del></del>		ンの動き	は滑らか	スタテックシ	<b>ール</b>			
せる。この試験でダ イナミックシール (ピストンロッドシ ール,入力軸および		なこと。			<b> </b>	,		· 1	
(ピストンロッドシ ール,入力軸および						i			
ール、入力軸および									
	•								
スイベルのロータリ									



This document is provided by JAXA.

	<u> </u>			'クチュエー	/ V/ DV MOVIN	1人(2)		
試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試	験	結	果
シール)1個所あた								
りの外部漏洩を測定	}							
する。スタティック								
シールからの外部漏								
洩を検査する。						- ·	<del></del>	
4. 保証圧力試験					<del></del>	·		
下記の圧力をそれ	下記0	圧力を・	それぞれ	15分間保	Na	結	果	
ぞれ 5 分間保持した	持したと	さ、永久	久変形,	有害な変	1		<i>*</i>	
とき,永久変形,有	形,外部	8漏洩が7	ないとと	- o	(1)	な	ı	
害な変形,外部漏洩	Na	項		8	117	'& 		
がないか検査する。	(1)			ト盲にし	(2)	な	i l	
(1) 下図のリターン		PA, PB 13.8 k Pa			(2)	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·		
ポート RAおよび RB	(2)	RA, R	≀Bポー	ト盲にし	(3)	な	ı	
を盲にし,プレシャポー		PA, PB	ポートに	10,300± 5 回作動	(3)	'a 		
トPAおよびPBに34.5	(3)	RA, R		[	(4)	な	ı	
±13.8kPa の圧力を		PA, PB	ドートに	31,000±	(4)			
かけ,入力アームを	[	<sup>59</sup> 8 kPa	加圧後	入力アー     置に保持				
全ストロークにかた	<b>                                     </b>			]				
り5回作動させる。	(4)	RA, PB	lBポーリ ドートに	31,000 ±				
(2) RAおよびRB ポ		598 kPa : ムを引出	加圧後	31,000 ±				
ートを盲にし, PAお		キ き	し怪場に	<b>以間に休</b>				
よび PBポートに								
10,300± <sup>690</sup> kPa の								
圧力をかけ、入力ア								
<b>ームを全</b> ストローク								
にわたり5回作動さ	<b></b>			···			<del></del>	
せる。								
(3) RAおよびRBポ								
ートを開放し, PAお	A	系統				<del>-</del>		
よび PB ポートに			L		(		لللـــ	
$31,000 \pm {}^{690}_{0} \text{ kPa} \mathcal{O}$			1					
圧力をかけ,入力ア	E	系統			<u></u>	<b>™</b>	L	1 +->
ームを押込み極端位		Ш					للللم	<u> 入力アー.</u>
置に保持する。	<u>シ</u>	リンダ					-0	
(4) RAおよびRBポ			ىل	BO	جياًلBC،۔	AC2		出し、
ートを開放し、PAお	<u> </u>	ストン			ينها و			<b>6</b> ( )
よび PBポートに			_					IJ
$31,000 \pm {690 \atop 0}  \mathrm{kPa}   \mathcal{O}$	コント	ロールバ	יל <u>דעו</u>				<b>∜</b>	
<b>圧力をかけ,入力ア</b> ・				RB PE	3	PA F	RA	
ームを引出し極端位								

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(3)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	Γ	試	験	結	 	 果
5. 総合機能試験								(単位	mm)	
5.1 入力ストローク				シルブを		Na	結	果	•	
(1) コントロールバ				ンが底してる位し						
ルブを中立位置(ピ	置)	におい	て、パイ	ロット						
ストンが底付しない			立置が遅 の)に合	認図     致する		(1)	4.	<b>9</b> 9		
で静止する位置)に	ا ا ا	L -0								
おいて, パイロット入			$.00\pm0.2$							
力点の位置が,承認	1 1 - 1		_	立位置					1	
図(99050420) に合	まて	で動かし	ノ(2)と同	じく測		(2)	8.	01	}	
致することを測定す		ける こっ はシリン		軸と平					ļ	
る。	行的	で測定し	ノて							
(2) 入力アームを中	j <del>                                    </del>		5mmの	立位置						
立位置から押込み方				マンション 		(3)	8.	70	ļ	
向極端位置まで動か				引じ測定						
し、パイロット入力	測気	ること。 E値は								
点の変位をシリンダ	8.0	4±0.8	5mmの	د کی		LL	<del></del> _			
の中心軸と平行に測										
定する。										
(3) 入力アームを中										
立位置から引出し方										
向極端位置まで動か										
し, (2)と同じく測定										
する。					<u> </u>					
5.2 ピストンスト										
ローク					[			— T.		mm)
標準条件で入力ア				る る あ 方 向 の		項	<u>B</u>			果
ームを操作して、ピ	底付き位置			· ·			ストンストロ		105.	
ストンを縮み方向の	位置まで重		_		L	B糸統ピ	ストンストロ	<u>-//</u>	105.	3
底付き位置から伸び	ストローク	7 tž 10:	5± <b>1,mn</b>	っのとと。						
方向の底付き位置ま										
で動かし、両系統の										
ピストンストローク										
を測定する。					-		<del></del>			
5.3 内部漏洩	DA DO	، قد،	. 1× 00 7	00 ± 340		7 +	<u> </u>			ml/min)
図57の作動線図に	1			00±340 コポートは		入力アーム	結 	<del></del> -	果 ———	<del></del>
したがって動くよう				3ポートは	1 1	の位置	<u>R A ポー</u>	٠ ٢	RBポ	- <b>- -</b> -
に供試体を治具に取	1			立,両極端 ピートから		中立	320		6	55
付ける。PA及びPB	i			ポートから o° のしき		押込み	250		12	28
ポートに, 20,700 ±				9°のとき	1 1	引出し	100		8	38
340 kPa の圧力を加	1		17 000 TI	nl/min 以	-	油担 30	9°~43℃			<del></del>
え、RAおよびRBポ	下のこと。	0				(m.m. 0.		•		
ートを開放する。										
との状態で入力ア										

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(4)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試	験	結	果
ームを中立位置,つ							· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	
いで両極端位置に保								
持して、RAおよびR								
Bポートからの漏洩								
を測定する。但し、								
油温は38℃~49℃								
(100 ~120 ℉)とす								
る。								
5.4 系統間漏洩				<del></del>			(単位 ml	/min)
① PBおよびRBポ	① PBポ	<b>-</b>	20,700	±340kPa	No. I	目	結 昇	Ę.
- トの圧力を, それ	RBポ	<b>-</b>	3,450	± 68.9 kPa	1 7	中立	0.5	
ぞれ 20,700±340 kPa	PAポ	- ト盲	にし		`   入   カ	押込み	0.65	
3,450±68.9kPaに設	RAポ	ートを	開放に	する。	P[	引出し	0.6	
定し、PAポートを盲	② PAポ	<b>-</b> ⊦ 2	0,700±	340kPa	2 4	中立	0.45	
にし RAポートを開放	RAポ	<b>-</b> ト	3,450±	68,9kPa	位置	押込み	0.45	
する。	PBポ	ート賞	にし			引出し	0.55	
この状態で入力ア	RBポ	ートを	開放に	する。		油温 40°	~47℃	
- ムを中立位置, つ	1200	ずれ	の場合は	ても油温は	€±X1 F	RAポートカ	いらの漏洩	を測定した。
づいて両極端位置に	38°~49°	C(100	°~120	🏗) のとき	② F	<b>R</b> Bポートカ	いらの漏洩	を測定した。
保持してRAポートか	下記を満足	とする	دŁ.					
らの漏洩を測定する。	入力アーム	、中立1	位置					
② PAおよびRAポ			6 m	/min以下				
- トの圧力を, それ	入力アーム	」 両極	端位置					
ぞれ 20,700±340 kPa			12 m	/min以下				
3,450±68.9kPa に設								
定し、PBポートを盲								
にし、RBポートを開								
放する。								
との状態で入力ア								
ームを中立位置,つ	1							
いで両極端位置に保								
持して RBポートから								
の漏洩を測定する。								
但し,上記①,②は								
いずれも油温 38°~								
49°C (100° ~120°F)								
とする。								
5.5 分解能								
図57の作動線図に	ピストン	/が縮	み方向へ	へ変位し始	ピストン	が伸び始	台めるときの	の入力アーム
したがって動くよう	めるときの	のパイ	ロット	入力点の零	の位置を零	くない はんしょ	入力アー.	ムを反対方向
に供試体を治具に取	点からの	変位は	入力ア	ームと直角	へ動かしも	ピストンカ	が縮み始め	るときの入力
付けてピストンを全	方向に測定	定した	時 0.41	mm以下の	アームの変	で位を零点	から測定	した。
ストロークの中間付	ح کی				<u></u>			

## エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(5)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試		験	結	果	
近に静止させる。		_					 結	果	7	
入力アームを引出	-					<u> </u>	0.101		1	
し側へゆっくり動か						L_			ل	
し、ピストンが伸び										
方向へ変位し始める										
ときのパイロット入										
力点を零点とする。										
つぎに,入力アー										
ムを押込み側へゆっ										
くり動かし,ピスト										
ンが縮み方向へ変位										
し始めるときのパイ										
ロット入力点の零点	! 				}					
からの変位を測定す										
る。										
5.6 最大ピストン										
速度				0	ļ				(単位 mm	/sec)
PAおよび PBポー	1			± 68.9 kPa	項	日上	結	<del></del>	<del>果</del> _	
トの圧力を 19,000 ±	I			$\pm {}^{68.9}_{0}$ kPa			A 系	統	B 系	統
$_{68.9}^{0}$ kPa ic, RA $\pm$ $\pm$	1			り、縮み方	伸び退		262	- +	218	
びRBポートの圧力を	向いずれ			€は 190	縮み退	度	207		218	
$345\pm_0^{6.89}$ k $P$ a に設定	mm/sec	以上の	とと。							
する。入力アームを	}									
押込み極端位置にし	}									
て,ピストンを縮み										
側のストロークエン										
ドに底付きさせる。										
との状態で入力ア										
ームを引出し極端位										
置へ急速に変位させ										
て,各系統のピスト										
ン伸び速度を測定す										
る。					-					
つぎに,入力アーム	、を引出し,	極端位	立置にし	ノて, ピス						
トンを伸び側のストロ			•	. •						
この状態で入力アー										
させて,各系統のピス	くトン縮み	速度を複	則定する							
					1					

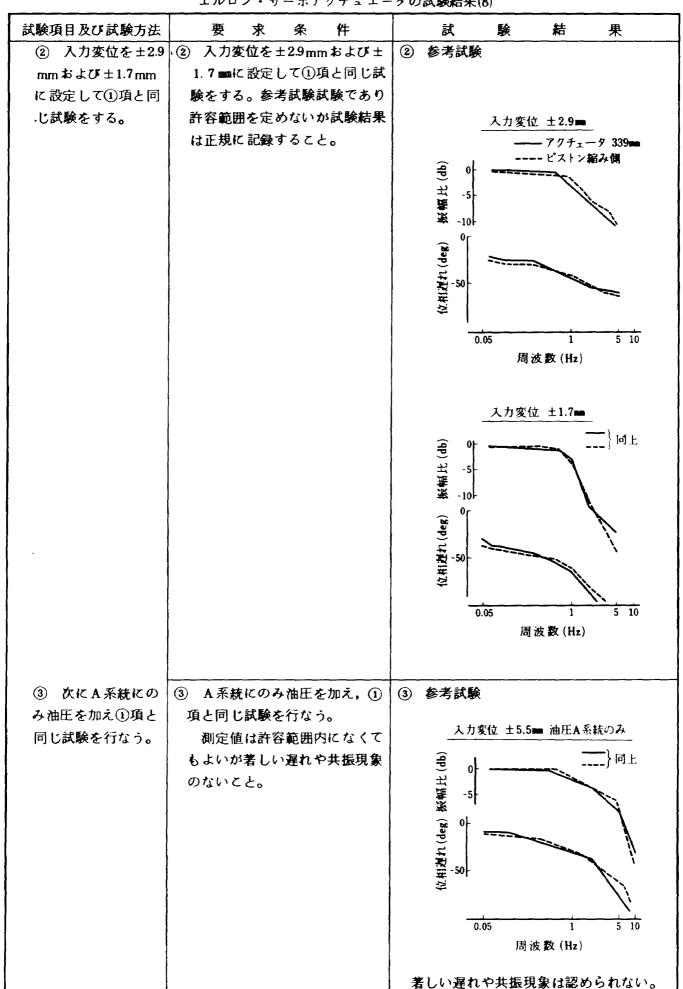
エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(6)

試験項目及	び試験方法	要		条	件	グの試験結果	験	 結	<del></del> 果	
<del></del>	トロール・									
バル・	•									
ł	・ 条件でコン	下記の	条件で:	コントロ	コールバル	この試験に	はコントロ	コールババ	レブ単体の生	<b>;</b>
1	ベルブ ( ポ	ブのスプ	ールス!	トローク	た対する	産試験で代月			,,,,,	
- FC1,	C <sub>2</sub> )のス	流量は右	図の要え	えの範囲	囲内に入る					
プールスト	ロークに	د ځ.								
対する流量	量を測定す						コントロー	ルバルブ流	量特性	
る。									No. 4	
1	倹はコント					1	5 要求範囲	. /	No. 3	
ĺ	レブ単体の					<u> </u>			10.5	
]	古果で代用					(uiw/)	2		No.1,2	
してもよい	,0					<u>`</u>	8			
スプール		句と各ポー	100%			援			No.6	
Na 変 位	トの設定E	E力(kPa)	流量	(l/min	)		+ / /		求範囲	
1	PA19,000 $\rightarrow AC_212$	_								
2 中 立→押込	1 100,000		8	3.33			0 0.5 バルブフ	1.0 ストローク(	1.5	
3	BC <sub>1</sub> 6,55	0±345						·	•	
	→ RB 345 =		14	.8						
4	$\rightarrow$ AC <sub>1</sub> 6,	890 ± 345								
5 →引出	PB19,000 →BC <sub>1</sub> 6,									
6	BC <sub>2</sub> 13,30 → RB 345		8	3.33						
5.8 摩擦	h			<del></del>						$\dashv$
ì	- -ムを中立	両方の	ピストン	が縮み	始めると	項		結	果	
ļ	ストンを底	き、および				l	アーム押込		6 N	ł
ł	い位置で静				こりた入力		一人引出		6 N	
止または作	申び方向に	アーム摩打	察力は 2	2.35 N 均	下のこと。					
わずかに重	かしてお									1
<b>く。</b>										
この状態	まで入力ア									-
ームをゆっ	くり押込									
	両方のピ									
ストンが新										-
	と、パイロ									
	気でシリン									
_	ヒ平行に測し									
定する。	+1-2									-
	カアーム									
を中立にし										
ノを低竹る	としない位									

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(7)

			一 示 /	<u> </u>	タの試験結果(	(1)		
試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試	験	結	果
置で静止または縮み								
方向にわずかに動か								
しておく。								
との状態で入力ア								
ームをゆっくり引出								
して行き,両方のピ								
ストンが伸び始める								
ときの力を同様に測								
定する。								
5.9 周波数応答								
① ピストン中心軸	① 操作	点に±	5.5 mm	の正弦波入	① ピストン	/ 中心軸	奥算で 52	6.7 kg の慣
換算で 526.7 kg	力を入	れたと	き,出	力変位の振	性負荷をつ	つけた。		
の慣性負荷をつけ、	幅比と	入力に対	付すると	出力の位相				
供試体を図57にした	遅れの	測定値に	は右図の	の許容範囲				
がって治具に取付け	内に入	っている	<b>ತ</b> ೭ ೬ ೪	ı				
る。油圧を2系統に					70:	チェータ取り	寸長が339㎜	■の位置
加え,操作点に±5.5					<u> </u>	111111111111	uuuuuuu	
mmの正弦波入力が加					数幅比(db)	mmmm	mmmin	午容範囲
えられるようにする。					-2 産 -2	-	ונותוווויי	Trimmer and the second
周波数を 0.05 から					_ 0+	<u> </u>	mminn	<u> </u>
10Hz まで変化させ	i				(花科達れ (deg)	mmmm	THINNING THE	<b>子容範囲</b>
て、出力変位の振幅					12 -50		עונענענענייייי	
比と入力に対する出					(7. #H		′/	Mary Company
力の位相遅れを測定						ı		'/ <b>/</b>
する。ピストンは底						0.05	ì	5 10
付きしない範囲で,							周波 (Hz)	
できるだけ縮み側の								
ストロークエンドに								
近づけて作動させる。					ピスト	ンは縮み個	ストローク	エンド近傍
及びアクチュエータ						1/1/1/11		2000
取付長が339mmの位					数幅比(db)	7777777		許容範囲
置を振幅の中心とし					-5			
た場合について試験						<u> </u>		''''. ''''''.
する。					位相違れ(deg)	Timer		許容範囲
					#			
					() () () () () () () () () () () () () (			
					=			(I)
					-	0.05	1	5 10
						唐	波数 (Hz	)

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(8)



エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(9)

試験項目及び試験方法	要 求 条 件		試	<del>験</del>	 結	果
6. 環境試験	女 水 木 田		PA.			
6.1 低 温		:	4	<u></u>	略	
MI L-STD-810A,	(1) -54℃(-65℉)以下にで	<i>-</i> <b>ΛΩ</b> Π‡	  (理由)	3	r-L	<del>!</del> !
METHOD502.1,	間保持後、常温に戻して、		i	金融低温度	ひおける	供試体の機
<b>!</b>			i	_		及び摩擦力)
Procedure Iに従っ	に割れなどの異常がない。					らの機能は、
て,試験を行う。	(2) 低温にて、次の各要求	米什を	l			ル方法,す
	満足すること。	oda ≘+P EA	ļ			せ、及びコ
	3項 作動および外部漏		Į.			きる。これ
	5サイクル作動させる		<b>\</b>			ータと原型
	この間,外部漏洩はダ		ì			本的な差異
	ックシール 1 カ所あた	り2間	ì			
	以下のこと。		はないので	C, 平訊 <i>開</i>	マは 省略し	,72 <sub>0</sub>
	5.5項の分解能					
	0.49mm以下のこと。					
	5.8項の摩擦力					
	3.53 N以下のこと。					
	(3) 標準条件にて上記(2)の					
	行い、各々の要求条件()					
	件時の)を満足すること。	)				
6.2 高 温						
MIL-STD-810A,	(1) 71℃(160℃)以上にて	48時間	1		略	f
METHOD501.1,	保持後、常温に戻して、	外観に	(理由)			
Procedure I に従っ	割れなどの異常がないこ	Ł.	この試験	倹は高温時	における	供試体の機
て試験を行う。	(2) 高温にて次の各要求条	件を満	能(作動,	外部漏池	<b>見,分解</b> 能	及び摩擦力)
	足すること。		を測定する	らものであ	る。これ	らの機能は,
	3項の作動および外部漏	<b>洩試験</b>	アクチュニ	エータの棒	<b>賃造,シー</b>	-ル方法,す
	5 サイクル作動させる	د کی	き間,表向	面粗度,材	材組合な	かせ,及びコ
	この間,外部漏洩は,	ダイナ	ントローノ	レバルブの	D特性で決	そまる。これ
	ミックシール 1 カ所あ	たり滴	らについて	ては,本で	7クチュコ	ニータと原型
	をなさない程度以下と	する。	アクチュニ	エータとの	)間には基	本的な差異
	5.8項の摩擦力		はないので	で,本試験	食は省略し	た。
1	3.53 N以下のこと。					
	(3) 標準条件にて上記(2)の	試験を				
	行い,各々の要求条件(	標準条				
	件時の)を満足すること	0				
6.3 温度衝撃			1	首	Et E	<u>z</u>
MIL-STD-810A,	温度衝撃サイクル後標準	条件に	(理由)			
METHOD503.1,	て,下記の検査および試験	を行い,	本試験(	は主として	<b>(熱容量</b> 0	9大きな部材
Procedure I に従っ	各々の要求条件を満足する	ح ځ 。	の温度衝	撃に対する	6強度を研	軽保するため
て試験を行う。	1項の製品検査		のものでは	ある。構造	造部材は本	エアクチュエ
	外観に割れなど異常が	ないて	ータと原理	世アクチュ	エータと	の間に基本
	٤.		的な差異ん	はないので	で,本試験	倹は省略した。

試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
	3項の作動および外部漏洩試験	
	5.5 項の分解能	
	5.8項の摩擦力	
6.4 加速度		省略
MIL-STD-810A,	加速中の供試体の作動に異常の	(理由)
METHOD513.1,	ないこと。	本試験は加速度環境における作動を確
Procedure I に従っ		認するものである。本アクチュエータで
て試験を行う。		加速度に影響される可能性があるものは
		コントロールバルブだけであるが,これ
		は原型と基本的に同一であるため,本試
		験は省略できる。
6.5 振 動		
MIL-STD-810A,	(1) サイクル加振中, ピストンは	(1) 供試体に下図の変位および加速度を加
METHOD514.1,	滑らかに動くこと。	えて周波数を5Hz~500Hzに変化して共
Procedure l に従っ		振周波数を求めた。
てつぎのように試験		
を行う。		
(1) 供試体を振動試		S 0.10
験機の振動テーブル		(NI) ±1G 楽 0.036 (NI) かん
に固定し, 各軸につ		± ±5G
いて正弦波サイクル		
加振を行なう。		
サイクル加振は右		5 14 23 52 500
図に規定の変位およ		周波数(Hz)
び加速度で行ない。		
周波数はその対数値		II designated with a second second second
が時間に対し一定の	供試体の加振方向	共振周波数は下記の値となった。
割合で変化するよう	後前	加振軸方向 共振周波数(Hz)
にスィープする。	± astropy #	上下(Z軸) 115, 220
周波数範囲は5Hz		前後(X軸) 210, 250, 350
~500Hz~5Hzで,	T 3	横縦(Y軸) 44,55 但し加振中はアクチュエータ取付長
スィープ時間は5Hz から500Hzまで7.5		但し加張中はアクテュエータ取り長 322mmとし、この時アクチュエータ内
から300Hzまで7.3 分とする。初めの5		は作動油で満たしたが両系統共に加圧
Hzから500Hzまでの		はしなかった。
スィープにより,供		
試体の共振周波数を		
求める。この間はス		
ィープ速度を下げて		
加振してもよいとす		
<b>る。</b>		
<b>~</b> U		

ただし、加振中は、

アクチュエータ長さ

サイクル加振は上下方向2時間,前後

方向3時間,横方向2時間を実施し,最

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(11)

	エルロ	· ン・サー	・ホ	- <u>-</u> -	- タの試験結果 	Q1)		
試験項目及び試験方法	要	求	条件	=	試	験	結	果
を 322 mm の位置に 固			<del></del> -		後の1サイ	クルの間	に供試	体を作動させ
定する。この時アク					た。加振中	の作動は	アクチ	ュエータ単体
チュエータ内は作動					の状態で入	カアーム	を操作	することによ
油で満たすが両系統					り行った。			
共加圧しない。また,					油圧は両	系統共標	準条件	$20,700 \pm 340$
加振中の作動は,ア					kPa とした	0		
クチュエータ単 <b>体</b> の					その結果	と, 下表の	通りと	なった。
状態で,入力アーム					加振方向	紀	<del></del>	果
を操作することによ					上下	ピストン	′は滑ら	かに動いた。
り行なう。油圧は両					前後	ſ	———— 司	上
系統共標準条件	L				横		司	上
20,700±340 kPa と		イクル加払				<u> </u>		
する。		(1軸あ)		<u></u>				
サイクル加振の全	共振/   個   4		クル加振( 間 (hour)					
時間は右表の値によ	0		3	7				
る。各軸について最	1		2. 5					
後の1サイクル( 5Hz:	2	1	2					
$\sim$ 500 Hz $\sim$ 5 Hz, 15	3		1. 5	7 1				
分間)の間に,3項	4		1					
にしたがって供試体	<b>L</b>							
を作動させ、ピスト								
ンが滑らかに動くか								
どうかを確認する。								<del></del>
(2) 3軸についてサ	(2) 共振/	点加振中	ピストン	は滑ら	(2) 前述の共	<b>垰振周波数</b>	なてて,	共振点1個所
イクル加振終了後.	かに動	くてと。			あたり,30	0分間宛共	振点加	振を行った。
3 軸の各共振点(4					加振中供試	体を作動	(アク	チュエータ単
コ以上の共振点が存					体)させた	:結果下表	の通り	となった。
在する場合には,大					加振方向	裁	±	果
きい順に4コ選ぶ)					上下	ピストン	/ は滑ら	かに動いた。
で図50に規定された					前 後	1	同	上
変位または加速度で					横		同	上
30 分間加振する。								
加振中に共振周波								
数が変化する場合に								
は、共振状態を維持				,				
するように加振周波								
数を調整する。	İ							
各共振点では3項				,				
にしたがって供試体								
を作動させ,ピスト	[							
ンが滑らかに動くか								
どうか確認する。								
į	1				1			

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(12)

試験項目及び試験方法	要 求 条 件	試 験 結 果
(3) (1)および(2)の加	(3) 上記(1)(2)の加振後,標準周囲	(3) (1)および(2)の加振終了後,供試体を振
振が終了したら、供	条件にて次の各要求条件を満足	動テーブルから取外し、標準条状で下記
試体を振動テーブル	すること。	の項目について検査および試験を行った
から取外し、標準周	1項の製品検査	結果は下記の通りとなった。
囲条件でつぎの項目	外観に割れなどの異常がない	
について検査および	てと。	項目結果
試験を行う。	また締結部にゆるみのないと	外観の割れなし
1 項の製品検査	٤.	締結部のゆるみ な し
3項の作動および外	3項の作動および外部漏洩の要	項 目 要求条件 結 果
部漏洩試験	水を満足すること。	ピストンロッドシー 0滴/25
HINNING INCH AND	131 CW 3/C 3	ルからの漏れ 1滴仄 サイクル
		入力軸シールからの 0滴/
		25   312   25   41   41   41   41   41   41   41   4
		スイベルのロータリ 0滴/25 シールからの漏れ サイクル
		フタテックシールか
		ピストンの動き 滑らかな 満足した
   5.5項の分解能	5.5項の分解能の要求条件を満	(単位 mm) 要 求 条 件 結 果
	足すること。	0.41以下 0.20
   5.8項の摩擦力	5.8項の摩擦力の要求を満足す	(単位 N) 結 果
3.0人0月	ること。	要求条件 入力アーム 入力アーム
		押込引出
		2.35以下 1.47 0.88
6.6 衝 撃		略
MIL-STD-810A,	衝撃印加後,標準周囲条件にて	(理由)
METHOD516.1,	試験を実施し、各々の要求条件を	本試験は衝撃が加わったときの部材の
Procedure I に従っ	満足すること。	強度並びにその後の機能(作動,外部漏
て,試験を行う。		<b>洩,及び分解能)を確認するためのもの</b>
		である。これはアクチュエータの構造,
		部材の強度で決まり、本アクチュエータ
		と原型アクチュエータの間には基本的な
		差異はないので、本試験は省略した。
7. 耐久試験		
耐久試験ではすべ		下記の耐久条件にて50万サイクルの耐久
て出力軸換算で		を行った結果、下記の要求条件を満足した。
526.7kgの慣性負荷		
をつけて図57の作動		慣性負荷: 526.7 kg (出力軸換算)
線図に従い、右表の		De la Company and Change Imposts A
条件のもとで行う。		
荷重とストローク		

#### エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(13)

#### 試験項目及び試験方法 要 求 条 件 試 験 結 果 の関係は下図による。 下記の耐久条件にて50万サイク ただしストローク ルの耐久作動を行い,以下の要求 100 %とは 100 mm 条件を満足すること。 表 耐久試験条件 とし,各ストローク ともアクチュエータ ストローク サイ クル数 (%) (Hz)長さ(ロッドエンド I 100 $1 \times 10^{3}$ ベアリング中心とブ 50 下図に 29×103 $70 \times 10^{3}$ ッシング中心との距 3 10 4 $400 \times 10^{3}$ 離)が 329 mmの位置 を中心に作動させる。 荷重――ストローク線図 荷重(kN) 50 44.1 kN 40 圧 30 縮 20 10 379 (1) 耐久中の外部漏洩 引 10 張 11.0 kN アクチェータ (ダイナミックシール) 長さ(🖦) サイクリング中心 (1) 試験中,ダイナ |(1) 耐久試験中の外部漏洩はダイ 項 B 結 果 ミックシール部から ナミックシール 1 個所あたり25 0 商/25 の外部漏洩を検査す サイクルに1滴を越えないこと。 ピストンのロッ A系統 サイクル る。 ドシールからの 0 商/25 漏洩 B系統 サイクル 入力軸シールか 0 商/ 25 サイ クル らの漏洩 スイベルのロー 0 稿/25 サイクル タリシールから の漏洩 (2) 耐久試験終了後下記の要求条 (2) 耐久試験後, つぎの検査および試験を (2) 耐久試験終了後 下記の試験項目を実 実施した結果、要求条件を満足した。 件を満足すること。 ①1項の製品検査の要求を満足す 施する。 るとと。 1 項の製品検査 果 項 3項の作動および外 外観の割れ な し 部漏洩試験 締結部のゆるみ 5.3 項の内部漏洩 5.5 項の分解能 5.8項の摩擦力

#### エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(14)

試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
	② 3項の作動および外部漏洩の	2
	要求条件を満足すること。	項 目 要求条件 結 果
		ピストン のロッド シールか らの漏洩 入力軸シールから の漏洩 以下のこと
		スイベル カロータ リシール からの漏 洩
		スタテッ クシール 0 滴 0滴 ピストン 滑らかな の動き こ と 満足した
	③ 5.3項の内部漏洩の要求条件	③ (単位 ml/min)
	を満足すること。	項 目 要求条件 R A R B ポート ポート
		入ガアーム中立     665       入ガアーム押込     以下のこと       380     290
	④ 5.5項の分解能の要求条件を すること。	●     (単位 mm)       要求条件     結果       0.41以下     0.37
	⑤ 5.8項の摩擦力の要求条件を 満足すること。	ままり     果       要求条件 入力アーム 入力アーム 押 込 引 出       2.35以下 2.06 1.57
(3) 上記(1), (2)の終	(3) 上記(1)(2)の終了後,供試体の	(3) 分解検査
了後、供試体を分解	割れ、締結部のゆるみ、過大な	検 査 項 目 結果
検査する。	摩耗その他機能に悪影響をおよ	割れのないこと なし
	ほす著しい劣化のないこと。	締結部にゆるみのないこと なし
		過大な摩耗がないこと なし
		著しい劣化のないこと なし
8. 制限荷重試験 (1) 両方のピストン を底付きさせないで 伸び位置に固定する。	(i) 各部に永久変形のないこと。	(1) 下記荷重条件にて実施した。
PAおよび PBポート		
の圧力を 26,500±		
689 kPa K, RA ₺		

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果[15]

	1 /	767.9	- 11 )	7711	ータの試験	枯米(15)			
試験項目及び試験方法	男	求	条	件	詩	験	*	告	果
よび RB ポートの圧					<b>世子</b> 夕 10	_		<i></i>	
力を大気圧に設定す					荷重条件	<u>-</u> 		_	
<b>る</b> 。					<b>E</b> 力		荷	重 (!	N)
入力アームを引出					(kPa)	ピストン			
し極端位置において,	ļ					入力アーム		ット入力	<del></del>
パイロット入力点に					ポート	引出極端	ロッド	A系統	下向
下図に示す方向に					26, 500	ピストン	トエン	Ì	上台
353 Nの力を加える。						伸び位置	エンド	A系統	981
またA系統のロッ	Į							·	<del></del> _
ドエンドに下向きに					試驗結果	は要求条件	よん浩り	21.7-	
981 N, B系統のロ						(14.女小木)	I C IMA	L 0 / C 0	
ッドエンドに上向き									
に 981 Nの力を加え -									
る。	<u></u>	4			<del></del>		· · · · · ·		<del></del>
(2) 両方のピストン	(2) 各	部に永久変	変形の/	ないてと。	(2) 次の	荷重条件に	て実施	もした。	
を底付きさせないで	{								
縮み位置に固定する	}				荷重条				<del></del>
PAおよび PBポート					圧 カ   (kPa)	入力アーム    ピストン	存	苛 重(k	(N)
の圧力を 26,500 ± 689 cp. r - PA + 5 b	}				PA, PB	入力アーム	181	ロット	7 7 E
689 kPaiC, RA ##					ポート		п	T	下向
びRBポートの圧力を	<i>{</i>				3,850	押込極端	ッコド	A系統	2.28
大気圧に設定する。					+100   - 1	ピストン	エー	B系統	上 向
入力アームを押込み	i I			i	PsG	縮み位置	K   '	- ANDL	2.28
極端位置において, A系統のロッドエン									
-					試験結果	見は要求条例	生を満	足した。	
ドに下向きに 228 k N, B系統のロッド					F ( D () (D )	K 10 20,17(1)	1 6 1173	AC 0700	
エンドに上向きに				i					
2.28kNの力を加える。									
2.20 K140277 をかれてる。		-							
				1					
B系統 入力アーム	一荷重	のかけ方							
The state of the s	A系統 ◯□	-	J <sup>/</sup>	l					
V /10' + 1'	B系統 CIL	3	5						
◆ A系統		L		5°±1°					
		\ _		-					
				1					

エルロン・サーボアクチュエータの試験結果(16)

<del></del>	エルロン・サーホアクチュエ	<del></del>
試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
(3) 両方のピストン	(3) 各部に永久変形のないこと。	(3) 下記の荷重条件にて実施した。
を底付きさせないで		荷重条件
縮み位置に固定する。		圧力 ピストン 入力アーム 荷 重
入力アーム押込み極		油圧 縮み位置 押込極端 パイロット入 力点 716 N
端位置において、パ		なし、相グ世間・引出極端・同・上
イロット入力点に上		711111111111111111111111111111111111111
図に示す方向に 716		50 SA (41 CO ) 3 3 3 4 4 4 5 4 1 7 3 1
Nの力を加える。		試験結果は要求条件を満足した。
つぎに入力アーム		
を引込み極端位置に		
おいて同じ試験をす		
る。この試験では油		
圧を加えないこと。		
(4) 上記の試験が終	(4) 3項作動および外部漏洩試験	<del></del>
了してから3項にし	の要求を満足すること。	項 目 要求条件 結 果
たがって作動および		ピストンロッドシー 0橋/25 ルからの漏洩 サイクル
外部漏洩試験を実施		入力軸シールからの   ロー
する。		
		スイベルロータリシ
		ールからの構改
		スタテックシールか ないこと な し
		ピストンの動き 滑らかな 満 足
9. 終極荷重	省	略
本終極荷重試験は、	(理由)	-
強度解析,類似アク	本試験は終極荷重条件下での	アクチュエータの強度を確認するものであ
チュエータ初回試験		たため、バックリング強度を検討する必要
結果に基づき書類審	があるが,強度計算の結果, 分	☆裕安全率がM.S.=10.5となり問題ない。
査とする。		),荷重は原型に比べ $\frac{1}{3}$ 程度に減少している
	f .	っ したがって本試験は省略した。
	省	略
本試験は、強度解	[ 理 由)	<b>rµ</b>
析、類似アクチュエ		アクチュエータの強度を確認するものである。
ータの初回試験結果		つサイズダウンにも関らず肉厚が同一に保た
等に基づく書類審査		この強度は増加している。したがって本試験
とする。	は省略した。	- Smorter Blue C. C. C. C. C. C. C. C. L. L. L. L. C.
· · · ·	12 B-11 O/C0	
総合判定	良 好	

#### 3. 2. 3 USB フラップ・コントロールバルブ

本コントロールバルブの開発技術試験は,下記の様に実施した。本バルブは,信頼性を高める為に,試験途中で一部改修したが,改修の影響を受けない部分の試験については改修前の試験結果をそのまま採用し,それ以外は再度試験を行っている。

1) 適用仕様書(番号)及び管理図

仕様書 CONTROL VALVE ASSY-

FLAP

仕様書番号 N2HR-1005A,B

2) 実施場所萱場工業株式会社 相模工場

仕様管理図 N21-97007B

- 3) 実施期間
  - ① 昭和56年7月22日~昭和56年12月21日
  - ② 昭和60年8月 5日~昭和60年 8月20日
- 4) 試験項目及び試験順序 実施した試験項目は,表12に示す通りである。
- 5) 試験条件

特記なき場合の試験条件は、表13に示す通りである。

以下に各試験結果<sup>23),25)</sup>の概要を示す。

表 13 USB フラップ・コントロールバルブの 一般試験条件

○作動油: MIL-H-56	06 C
○試験温度:周囲温度 2	21~49°C
1	(70~120°F)
油 温 2	21~49℃
	(70~120°F)
○漏洩測定: 2 分間の待ち	5時間後1分間の測定
○作動系統数: 2系統同時	<b>芽に作動させる</b>
○試験条件公差:圧力 ±	5 %
	= 3℃(±5℉)
流量 ±	
荷重 ±	
時間 規	定以上
○試験作動油汚染度: NA	S1638 CLASS 8以上

表 12 USB フラップ・コントロールバルブの 開発技術試験項目

試験 順序	試験番号	試験項目					
	1	単体試験					
	1. 1	バイパス・バルブ					
1	1. 1. 1	製品検査					
3	1. 1. 2	作動試験					
2	1. 1. 3	保証圧力試験					
4	1. 1. 4	漏洩試験					
5	1. 1. 5	圧力降下試験					
6	1. 1. 6	耐久試験					
	1. 2	ブロック・バルブ					
7	1. 2. 1	製品検査					
9	1. 2. 2	作動試験					
8	1. 2. 3	保証圧力試験					
10	1. 2. 4	漏洩試験					
11	1. 2. 5	圧力降下試験					
12	1. 2. 6	耐久試験					
	2	アセンブリ試験					
13	2. 1	製品検査					
14	2. 2	保証圧力試験					
15	2.3	作動試験					
16	2. 4	最大ピストン速度試験					
17	2. 5	内部漏洩試験					
18	2. 6	操作力試験					
19	2. 7	分解能試験					
20	2.8	流量特性試験					
24	2. 9	閉ループ周波数応答試験					
21	2.10	バイパス機能試験					
22	2.11	ロック機能試験					
23	2.12	オーバーライド機能試験					
25	2.13	高温試験					
26	2.14	低温試験					
27	2.15	温度衝擊試験					
28	2.16	振動試験					
29	2.17	耐久試験					
30	2.18	制限荷重試験					
	<del></del>						

USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(1)

*A#A######	USB7					1		<del></del>		<del></del>
試験項目及び試験方法	要	· 求	条 	件				<b>験</b>	<del>結</del>	
1. 単体試験										
1.1 バイパスバルブ										
1.1.1 製品検査	外観に割	In,	きずさて	びのない	12	ا	良 好			
	٤.					2	左記要求条	件は満足さ	れていた。	
	外観,構	造,	寸法がも	土様書,	仕					
	様管理図お	よび	承認図と	と合致(	して					
	いること。			·····				·		
1.1.2 作動試験	左記試験	にお	いて,ノ	ヾルブ₹	乍動	Į.	兔 好			
試験方法としては、	圧力は下記	値で	あるとと	L 0		2	生記試験の	データは下	表値であり	,要求
下図のP,C <sub>1</sub> ,C <sub>2</sub> 各	・Pポート	昇圧	時			条件	牛は満足され	れている。		
ポートに 20,700kpa	バイパス	閉:	3, 450 <	<p<4.8< td=""><td>330</td><td></td><td></td><td></td><td></td><td></td></p<4.8<>	330					
を加圧し, 次にPポ	(kpa)									
ートの圧力を20,700	・Pポート	减圧	時							
kpa → 1,720kpa 以	バイパス	開:	3,450<	P<4,8	330					
下→20,700kpa に切	(kpa)			_						
換え, これを1サイ				ĺ		Æ	バイパス	バイパス	サイク	油温
クルとして <b>25回操</b> 返				-	ポー		閉圧力	開圧力	ル数	
す。(ブロックバル					P, C <sub>2</sub>	C <sub>1</sub>	3, 860 kpa	3, 790 kpa	25	40.0℃
ブ,パイロット圧力				L	- <u></u> -		<u> </u>		<del></del>	
ポートは盲にする)。										
但し、特に流量は規	R	$C_1$	C2							
定しない。	1/2/1/2	Y///	AV///	///						
	% of ₩	477		P						
	200	V///		///,						
	(	Cı	C2 75		ルブ					
			圧力							
			ポー	- <b>}</b>						
1.1.3 保証圧力試験	左記試験	におし	いて, 破	対し、オ	久	É	き 好			
試験方法としては、	変形等の不	具合か	がないと	. ک		Ė	記試験の	データは下着	表値である	。また
上図P,C1,C2の各						要才	<b>R条件は満</b> 足	足された。		
ポートに 31,000kpa							m IT 10	+n(T* 57 -1-	+n [	加圧
を 5 分間加圧後 <b>,</b> P						ן ח	0圧ポート	加圧圧力	加圧時間	後の
ポート圧力を下げ,					1	=		31, 000	_ ^ 000	+
バルグを作動させる。						F	P,C1,C2	kPa	5 分間	良好
次に C <sub>1</sub> , C <sub>2</sub> ポー					}		P	31, 000		
ト圧力を大気圧とし、						$\vdash$		kpa	5 分間	良好
Pポートに 31,000							R	15, 500 kpa		
kpa を 5 分間加圧後,						_		. Nya	<u> </u>	
Pポート圧力を下げ,										
バルブを作動させる。										

USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(2)

<b>建胶值日及水<del>砂</del>板七</b> 进	USBフラ:	ッフ・コン 求 条	件	T	対の試験が	石木(	<u>2)</u> 験	<u>(H</u>	 果	<u> </u>
試験項目及び試験方法				+			<b>表</b>	結	<del></del>	
1.1.4 漏洩試験	左記試験に		_		良 好	<del>4</del> α=	e and	TE	はでもの	<b>4-</b> ⊞
試験方法としては、 上図のブロックバル	からの漏洩は min 1.0ml/n			1	左記試験				値であり	,安水
工図のプロックベルブ・パイロットポー	1 _			*		E 01		) o 	<del></del>	<del></del>
ノ, ハイロッドホートを盲とし, P,C,	からの漏洩は				計測ポート	加日	E圧力(	kpa)	漏 (ml∕)	洩
ポートに 20,700kpa	min, 1.0 ml		·		1	-	20, 70	<u> </u>		75
水 「NC 20, 700kpa 及び 10, 300kpa を加	min, i. onu	/ III 13	<i>5</i> C C 0		C <sub>2</sub>		10, 30		+	45
圧し、C <sub>2</sub> ポートから							20, 70		2 2	
の漏洩を測る。また,					Cı		10, 30		2	
上と同様にP,C2ポ					L	L	10, 00			10)
ートに加圧し、C、ポ										
ートからの漏洩を測										
定する。										
1.1.5 圧力降下試験	左記試験12	こおいて.	 圧力降下量	+	 良 好			·	<del></del>	
試験方法としては、					-	命のう	データに	t下表	値であり	) . 要求
Pポート及びブロッ			3℃ 以下の	1	条件は満足					
クバルブ, パイロッ	د ځی		, , , ,				流		圧力降	油温
トポートを大気開放					計測ポ-	– ኑ '		- 1	下量	
し,Rポートを盲に					C C		(1/mi	<del></del>	(kpa)	(°C)
し、C <sub>1</sub> -C <sub>2</sub> 間に					$C_1, C$	2	11.	3	159	37. 8
20,700 kPaの圧油				1						
11.5 l/min を油温										
37.8℃で 流した <del>場合</del>				}						
の圧力降下を測定す										
る。										
1.1.6 耐久試験	左記試験 2	2000 サイク	フル終了後,	-	良·好			· · · · · · ·		
試験方法としては、	1.1.2項の作	作動試験お	よび 1.1.4		2000サー	イク	ル終了を	後の記	(験データ	タは下
P,P <sub>1</sub> ,P <sub>2</sub> 各ポート	項の漏洩試験	倹を実施し	,各試験の	ā	表値であ	ŋ, <u> </u>	要求条件	牛は滞	足されて	ている。
に 20,700 k Pa加圧後,	要求条件を清	<b>満足する</b> と	٤.	1	l. 1. <b>2</b> 項	作動	動試験			
Pポート圧力を20,700					サイク		イパス閉		イパス員	
$kPa \rightarrow 34.5 kPa \rightarrow$					ル数	<del>├</del> ──	力 (kpa)	1 1	力 (kpa)	<u>'</u>
20,700kPaに切換え,					25	<u> </u>	3, 790		3, 790	
これを 1 サイクルと				1	l. 1. 4 項	漏	曳試験			
して2000サイクル繰					計測ポ-		加圧日		漏	洩
返す。バイパスバル							(kpa	$\overline{}$	(ml/mir	
ブ開の時のC₁, C₂					C <sub>2</sub>		20, 7	+	0. 7	
の圧力及び流量は規							10, 3	<del></del> +	0. 4	
定しない。	L			4	C 1		20, 7	+	2 福	<del></del>
但し、バイパスバ	ルブが閉になっ	った時 C <sub>1</sub> ,	C <sub>2</sub> の圧力	,	L		10, 3	000	1 宿	ā]
は20,7000 kPa とな	ること。									
2000サイクル終了	<b>麦 1. 1. 2 項及</b> て	罗1.1.4項	の試験を実							
施する。										

USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(3)

	USBフラップ・コントロールバ.	
試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
1.2 ブロックバルブ		
単体試験		
1.2.1 製品検査	外観に割れ、きず、さびのない	良 好
	د ځ .	左記要求条件は満足されていた。
	外観,構造,寸法が仕様書,仕	
	様管理図および承認図と合致して	
	いること。	-
1.2.2 作動試験	左記試験において、ロック解除	良 好
試験方法としては、		左記試験のデータは下表値であり、要求
下図の $P_2$ , $C_3$ , $C_4$	5, 520 < Pi < 6.890 (kpa)	条件は満足されている。
	ロックとなる圧力P <sub>i</sub> :	(kpa)
加圧し、P <sub>1</sub> ポートは	5, 170 < Pi < 6, 890 (kpa)	加 圧 計 測 ロック ロック サイ 解 除 2ル
大気圧とする。	の条件を満足すること。	ポートポート圧力圧力数
次にP <sub>2</sub> ,C <sub>3</sub> ,C <sub>4</sub>		P <sub>2</sub> ,C <sub>3</sub> C <sub>1</sub> C <sub>2</sub> 6,550 5,580 25
ポートの圧力を 20,000iana > 1,720		4
20, $000 \text{kpa} \rightarrow 1,720$		$\begin{array}{ c c c c c c } \hline P_1 C_3 & C_1 C_2 & 6,340 & 5,790 & 25 \\ \hline \end{array}$
kpa 以下→ 20,700 kpa に切換え,これ		
*Paに切換え, これ   を1サイクルとして		
25 回繰返す。但し,	$R$ $C_1$ $C_2$ $P_1$	
流量は規定しない。	A CHANGE OF THE PERSON OF THE	
次に、Pェポートと	15° 2000000 00 00000000000000000000000000	
P <sub>1</sub> ポートを入れ換え	R C <sub>3</sub> C <sub>4</sub>	
て同様の試験を行う。		
	左記試験後,破損,永久変形等	ф <i>h</i> 7
1.2.3 保証圧力試験	の不具合のないこと。	良 好 左記試験のデータは下表値であり、要求
武毅万伝としては, 上図のP <sub>1</sub> ,P <sub>2</sub> ,C <sub>1</sub> ,	の不共行のないこと。	全品試験のケークは「衣順であり、安水     条件は満足されている。
上図のFi, F2, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci, Ci		
kpa を 5 分間加える。		加
(C <sub>3</sub> , C <sub>4</sub> は盲にする)。		D D
その後 P <sub>1</sub> , P <sub>2</sub> 各ポー		[C <sub>1</sub> , C <sub>2</sub> ] 31,000 5分間 良 好
トの圧力を下げ、バ		P <sub>1</sub> , P <sub>2</sub> 31,000   5分間 良 好
ルブを作動させる。		R 15, 500
次に、C <sub>1</sub> 、C <sub>2</sub> を大		破損,永久変形等
気圧にし、Rポート		の不具合の有無
17 15, 500kpa, P <sub>1</sub> ,		2171217
P <sub>2</sub> ポートに15,000kpa		
を5分間加える。そ		
の後 P <sub>1</sub> 及び P <sub>2</sub> の圧		
力を下げバルブを作		
動させる。		
Ì	1	

USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(4)

試験項目及び試験方法	要		<del></del>	件		試 験	———— 結	果
1. 2. 4 漏洩試験		<del>//</del> :示す要求			良		744	
試験方法としては、	_		_			-	データは ̄	<b>下表値であり</b> ,
右記表に示す様に加		加圧圧力	計測	最大許容	i	件は満足さ		
圧ポート,加圧圧力	ポート	(kpa)	ポート	漏洩 (ml/min)	加圧	加圧圧力		漏洩
計測ポートを各々変	P <sub>2</sub>	20, 700	Pı	6商/分	ポート	(kpa)	ポート	(ml/min)
えて試験する。	12	20, 700	P <sub>2</sub>	6商/分	P <sub>2</sub>	20, 700	P <sub>1</sub>	0
	Pı	20, 700	C <sub>2</sub>	1.0	Pı	20, 700	P <sub>2</sub>	1 商/分
			P <sub>1</sub>	0. 5			C <sub>2</sub>	0
	C <sub>2</sub>	4, 140	C <sub>4</sub>	1. 0	C <sub>2</sub>	4, 140	P <sub>1</sub>	0
			C <sub>2</sub>	5. 0	 		C <sub>4</sub>	0. 25
	C <sub>4</sub>	20, 700	C <sub>3</sub>	2.0	∥ c₁	20, 700	C <sub>2</sub>	0. 20
			C <sub>4</sub>	2. 0	 		C <sub>3</sub>	0
		20, 700	C <sub>1</sub>	2.0		20, 700	C <sub>4</sub>	0.8
		_	C <sub>4</sub>	1.0			C <sub>1</sub>	1. 4
	C <sub>3</sub>	10, 300	C <sub>1</sub>	1.0	C <sub>3</sub>	10, 300	C <sub>4</sub>	0. 4
		0.1.5	C <sub>4</sub>	4 滴/時		!	C <sub>1</sub>	0.7
		34. 5	Cı	4 商/時		34. 5	C <sub>4</sub>	0
		00.700	C <sub>3</sub>	1.5	<b> </b>		C <sub>3</sub>	0. 3
	C <sub>1</sub>	20, 700	R	1. 5	Cı	20, 700	R	0.3
	4 ====	D m A		74 T B			10	0.2
1.2.5 圧力降下試験		く験におり		降ト量は	良好	-	A <del></del>	
試験方法としては、	1, 030kt	a以下の	ح کی					直であり、要求
P <sub>1</sub> , P <sub>2</sub> 1C20, 700kpa					\ <del></del>	満足されて		47 B L 10
を加圧して、 C,から					計 i    ポー			锋下量  油 温  pa)   (℃)
C <sub>3</sub> , C <sub>2</sub> からC <sub>4</sub> へ					C <sub>1</sub> ,			
11.5 l/min 流した 時の圧力降下を測定					C <sub>2</sub> ,	<del></del>	5 14	5 37. 8
時の圧力降下を例だってる。						L	L	
90。 但し,油温は37.8								
でのこと。								
1.2.6 耐久試験	七 記	試験後 1. 2	) クセト	7K 1 2 A	良	<del></del>	<del></del>	
試験方法としては,						•	れたデー	タは下表値であ
ブロックバルブが閉	٤.	ュッタかる	-11 C 11	,, c ) & c	1	水象で19つ 求条件は満		
になった時, C <sub>1</sub> ,	0					験後の試験		
C4の圧力が 20,700					作動試		<del>.</del>	
kpa となる様に加圧					11-30	-w\		(kpa)
した状態で、Paの圧				加圧ポ				リック サイク
力を 20,700 → 34.5					7			一力 ル数
以下→20,700 kpa	11				3, C4 (			5, 790 25
に切換える。				$P_1$ , C	3 , C4 (	$C_1 C_2 = 6$	, 410   5	6,650 25
。ブロックバルブ開の								
時の C1, C4の圧力及								
び流量は規定しない。								
<b></b>					<u> </u>			

USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(5)

試験項目及び試験方法	要	·求 ———	条 ———	件 ————	試	<b>験</b>	結	果
・ブロックバルブがロ					漏洩試験			
ック状態になった時							<del></del>	(ml/min)
のC1, C4 ポートの				加圧ポート	加圧圧力 (kpa)	漏洩計測  ポート	許容漏洩量	計測漏
圧力が 20,700kpa と				P <sub>2</sub>	20, 700	P <sub>1</sub>	6商/分	0
なることを確認する。	<b>'</b>					P <sub>2</sub>	6 商/分	0
以上を1サイクルと				Pı	20, 700	C <sub>2</sub>	1.0	0
して 2000サイクル繰						P,	0. 5	0
返す。				C2	4, 140	C <sub>4</sub>	1.0	0.3
2000サイクル終了						Cz	5. 0	0. 15
後, 1.2.2 項の作動				C <sub>4</sub>	20, 700	C,	2.0	0
試験及び 1.2.4項の						C <sub>4</sub>	2.0	0. 5
漏洩試験を行う。					20, 700	Cı	2.0	0. 9
						C.	1. 0	0. 25
				Cs	10, 300	C,	1. 0	0. 35
						C4	4 滴/時間	<del></del>
				1	34. 5	C <sub>1</sub>	4 滴/時間	<del>                                     </del>
						C <sub>3</sub>	1. 5	0.3
				C,	20, 700	R	1. 5	0. 2
1.2.7 С2ポート非作	ļ	<b>74</b> —		kpa以下で			コック解除と	
動圧試験 試験方法は, P <sub>1</sub>	あってはな	りない	<b>'</b> o		ことを確認	<b>りた。</b>		
		<i><b>540</b></i>	<sup>1</sup> 0		ことを確認	<b>めた。</b>		
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ試験		れ,様管理	ず <b>・</b> さ , 寸法 図及び		良 好		足されている	てとを確
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ試験 2.1 製品検査	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕	れ,様をこれ。様を	ず <b>・</b> さ ,寸法 図及び	,重量が 承認図と	良 好 左記要求		足されている	てとを確
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ試験 2.1 製品検査	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい 左記の試	れ,様る験ではなっている。	ず。さ ,寸法 図及び 。 いて,	, 重量が 承認図と 供試体に	良 好 左記要求 認した。 良 好	《条件が満)	足されている	
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ試験 2.1 製品検査	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい 左記の試	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良 好 左記要求 認した。 良 好	条件が満り	ま下表値であ	
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ試験 2.1 製品検査 2.2 保証圧力試験 試験方法としては、	外観に割 こと。外観 仕様書,仕 合致してい 左記の試 外部漏洩が	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良 左記 を を を を を を を を を を を を を を を を を を を	条件が満 <i>が</i> まのデータ! こされてい	ま下表値であ	り,要求
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ 設品検査 2.1 製品検査 2.2 保証圧力試験 こ1及びC <sub>2</sub> ポートを 盲にして以下の試験 を行う。	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい が 記るで 外 永久変形又	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良左した良左件ステンの対域がある。	条件が満 でデータ でされてい 2 および 3	ま下表値である。 のプレッシャ 部漏洩 永久	り,要求 ポート加圧 変形お 打損傷の
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ 設計を 2.1 製品検査 2.2 保証圧力試験 C <sub>1</sub> 及びC <sub>2</sub> ポートを 盲にしていました。 (1) リターンポート	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい が 記るで 外 永久変形又	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良左し良左件スコバ好要の好講演なりでは、	条件が満 でデータ でされてい 2 および 3	ま下表値である。 のプレッシャ: <sup>                                      </sup>	り,要求 ポート加圧 変形お ず損傷の
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを 加圧を見る。 2. アッセン ブ 2.1 製品検査 2.1 製品 放び C <sub>2</sub> 試験 では では、 では、 では、 では、 では、 では、 では、 では、 では、 で	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい が 記るで 外 永久変形又	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良左した良左件ステンの対域がある。	条件が満 でデータ でされてい 2 および 3	は下表値である。 のプレッシャ	り,要求 ポート加圧 変形お 打損傷の
試験方法は、P <sub>1</sub> およびP <sub>2</sub> ポートを 0 Paとし、C <sub>2</sub> ポートを加圧してロック 解除圧を見る。 2. アッセンブリ 設計を 2.1 製品検査 2.2 保証圧力試験 C <sub>1</sub> 及びC <sub>2</sub> ポート を育にしていました。 (1) リターンポート	外観に割 こと。外観 仕様書, 仕 合致してい が 記るで 外 永久変形又	れ,様る験な、精管とない	ず・さ ・ 寸及び ・ いて、 ま	, 重量が 承認図と 供試体に た, 破損	良左し良左件スコバ好要の好講演なりでは、	条件が満り こさおよび 3 2 世 2 おり 外の	は下表値である。 のプレッシャ 部漏洩 有無 無し	り,要求 ポート加圧 変形お 球損傷の

# USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(6)

試験項目及び試験方法	要 求 条 件	試 験 結 果
Pポートに 34.5		システム 2 および 3 のリターンポート加圧
及び 31, 000kpa を		コントロール 外部漏洩 永久変形お
各 5 分間加圧する。		バルブ位置   外部構成   よび損傷の   有無
次にコントロール		
バルブをDOWN		
側に全開させ,同		DOWN 側 無し 無し
様の試験を行う。		   但し,永久変形,または有害な変形につい
(2) Pポートを育に		ては2.3項の作動試験にて異常なく作動す
し,Rポートに		ることで確認した。
15, 500kpa を加圧		S C C VIENO U /Co
し、コントロール		
バルブを up側及び		
DOWN 側に各5分		
間全開させる。本		
試験両系統同時に		
実施する。		
2.3 作動試験	左記試験における作動は円滑で	良 好
試験方法としては、	あること。外部漏洩は,スタティ	左記要求条件は満足されている。
USBフラップサーボ	クシール部からあってはならない。	システム 2
アクチュエータと組	また,ダイナミックシール部から	作動状態良好
合せ,実機に模擬し	は1滴/25サイクル以下とする。	スタティクシールからの外部 無し
た閉ループを構成し		帰伐の有無
て実施する。		ダイナミックシールからの外   満下無し     部漏洩
アクチュエータは		システム3
無負荷とし, Pポー		作動状態良好
ト(1系統)に		フタティクシールからの外部
20,700kpa を加圧し,		漏洩の有無 無し
25 サイイ クル以上フル		ダイナミックシールからの外 満下無し
ストロークで作動さ		部漏洩
せる。		
2.4 最大ピストン	ACTUATORの最大ピストン速	良 好
速度試験	度は45mm/sec 以上のこと。	左記試験のデータは下表値であり、要求
試験方法としては、	(有効圧力 17, 200kpa)	条件は満足されている。
USBフラップ, サー		システム2
ボアクチュエータを,		コントロール ピストン最大速度
組合せ、実機に模擬	}	バルブ位置 (mm/sec)
した閉ループを構成		UP側 53.5
して行う。	<u> </u>	_ DOWN 側 51. 6
アクチェエータは竹	貫性負荷をつけた状態で有効圧力を	システム3
17, 200kpa(1 系統)。	てして両方向に最大速度でストロー	コントロール ピストン最大速度
クさせる。		バルブ位置 (mm/sec)
		UP側 55.4
		DOWN 側 51. 9

#### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(7)

試験項目及び試験方法	要	求	<del></del>	件	試	験	結	<del></del> 果
2.5 内部漏洩試験	左記試験	食で(1)の	の内部漏	洩は供給	良好			
試験方法としては、	圧力 20,70	0kpa,	油温 3	7.8℃ 1	左記試験のデ	ニータは	下表値であ	り、要求
両系統のC1,C2 ポ	て 360 ml/	mi n 与	上下のと	٤،	条件は満足され	ている。	•	
ートを盲とする。	(2)のシス	テム化	間漏洩は	6 滴/分	(1) 内部漏洩			
(1) プレッシャポー	以下のこと				システム2 🌣	部漏洩	(ml/min)	)
トに 20,700kpa を					中立位	正置	270	
加圧し、コントロ					UP 側全開位	置	6.0	
ールバルブを中立					DOWN 側全閉	開位置	7. 5	
位置, UP 側全開					2.7=19 H	· 付かと3曲	( ) ( ) )	
位置,DOWN 側					l		(ml/min)	
全開位置にした時					中立位 UP側全開位		260	_
のリターンポート					DOWN 側全界		7. 5	
からの各漏洩量を					DOWN 例至例	HIV.	10. 5	
測定する。(コン					(2) システム間	引漏洩		
トロールバルブ中					システム2から	システ	۵3	
立位置とはC,と					バルブ位置	漏		油温
C₂ポートの圧力が					UP側全開	1商,	/1分8 秒	37.8℃
等しい位置とする)。					DOWN 側全開	1 稿/	/1分34秒	37. 8℃
試験は1系統づつ								
両系統について実					システム3から			<del></del>
施する。					バルブ位置	漏		<del>  </del>
(2) 1 系統のプレッ シャポートに20,700					UP側全開		/1分26秒	<del>  </del>
kpa を加圧し,コン	i				DOWN 側全開	3 倘/	/1分40秒	37. 8°C
トロールバルブを								
両方向に全開させ								
て,他系統のリタ								
ーンポートからの								
漏洩量を測定する。								
次に、加圧測と測								
定側の系統を入れ								
替え,同様の試験								
を実施する。								
2.6 操作力試験	入力レハ		カかすの	 に必要な	良 好			
試験方法としては、	1				左記試験で得	られた	データは下	表値であ
両系統のC1およびC2					り、要求条件は			
ポートを盲にし,フ	( 1.6 kg)		-		操作方向	操作力(		
ィードバックレバー					UP側	10. 6		
をストロークの中間					DOWN側	12. 6		
位置に固定する。両								
系統のプレッシャポ								
ートに 20,700kpa を								

#### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(8)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試	験	結	果
加圧し、コントロー								
ルバルブを中立位置	!			:				
に保持したまま 30								
分間放置する。その								
後インプットレバー				:				
を一方向に操作し動								
き始めの操作力を測								
定する。				ı				
次に再びコントロ				,				1
ールバルブを中立位								
置に保持して30分間								j
放置し,同様に逆方								
向の操作力を測定す								
る。								
2.7 分解能試験	コントロ	ールハ	ベルブの	の分解能は	良 好			
試験方法としては、	インプット	レバー	-の入っ	力点におい	左記試験で	得られた	こデータに	大表値であ
次の手順で実施する。	て1 mm以	下のと	Ł.		り,要求条件	は満足さ	されている	, )o
C1およびC2ポート					系 お	* インフ	プットレバ	一入力
を盲とし、フィード					l	点の多	で位置(m	
バックレバーをスト					システム 2	<del></del>	0.0 1 5	
ロークの中間位置に					システム3	B ·	0.0 1 5	
固定する。コントロ								
ールバルブを中立位								
置(C」およびC2の								
圧力差が無い位置)								
に保持した後、イン								
プットをC <sub>1</sub> およびC <sub>2</sub>								
ポートの圧力差が								
689 k Pa になる位置								
まで操作する。								
次にインプットレ								
バーをこの位置から								
戻し方向に操作し C <sub>1</sub>								
および C₂ ポートの圧								
力差が反対側の 689	! 							
kpa となる位置まで	· !							•
の変位量を測定する。	!							
試験は1系統づつ	l I			i				
両系統について実施	i							
する。	ı							
				ı				

#### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(9)

#### 試験項目及び試験方法 要 氽 条 件 試 験 結 果 流量特性は下図の許容範囲内に 良 好 2.8 流量特性試験 本試験はバルブ単体の生産時の試験デー 試験方法としては、 あること。 タにより要求を満足していることを確認し 有効圧力を 20,700 なお、この試験は、コントロー ·kpa にセットしC」,ルバルブ単体の生産試験結果で代した。 Czポートを接続した | 用してもよい。 状態でバルブストロ 本試験は1系統づつ両系統につ 液量 (l/min) ークに対する流量を | いて実施すること。 測定する。 フローレギュータ 大(上限流量) ステム2 (下限流量) -3.0 -2.0 -1.0 0 1.0 2.0 3.0 (mm) 许容範囲 インプット 変位 -3.0-2.0-1.0 0 1.0 2.0 3.0 (mm) スプール変位 -3.0-2.0-1.0 0 1.0 2.0 3.0 (==) インプット 変位 2.9 閉ループ周波数 ゲインおよび位相遅れは、下図 良 好 応答試験 の許容範囲内にあること。 左記試験で得られたデータは、左図に示 試験方法はACT-す様に要求条件を満足されている。 UATOR ASSY-DHASE (DEG.) GAIN (db) なお、同図で【実線:要求条件範囲 GAIN USB · FLAP と組合 | 点線:実測値 許容範囲 せ、実機を模擬した 閉ループを構成して PHASE 実施する。 試験はアクチュエ 10 100 ータのほぼ中立位置 FREQUENCY (rad/sec) にて, 慣性負荷を $1714 \pm^{0}_{523.6} \text{ kg} \geq 0$ アクチュエータの取 付剛性を 981 KN/cm 以上としてインプッ トレバーストローク を±3.5mm入力周波 数 40 rad/aecまで加 え実施する。

### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果10

試験項目及び試験方法	要		条	———— 件	だりの試験 桁:	 験	—— 結	————— 果
2.10 バイパス機能	(1) Pポ-				良好	<del></del>	JN□	
試験		E力 <b>P</b> <sub>i</sub> :	-d),	1 2 2 2 10 1		カデータは「	下表值	であり,要求
試験方法としては,		-	Έ.<5	, 450 kpa	条件は満足さ			C0091 &N
C <sub>1</sub> およびC <sub>2</sub> を盲と	(2) Pポ-		-		システム2	34000000		
し、コントロールバ		E力 P <sub>i</sub> :		1. 2.00			,	(単位 kpa)
ルブを全開の状態で		•	P:<5	, 450 kpa	供給圧力を   量が急減を	と昇圧し流		圧力を減圧し が急増する圧力
以下の試験を実施する。	の条件を	を満足す	-		4,2		<del></del>	3,860
(1) プレッシャポー			•	J	<u> </u>		ــــــــــــــــــــــــــــــــــــــ	, 600
トの供給圧力を					システム3			(単位 kpa)
2,760kpaから徐々						上昇圧し流		圧力を減圧し
に上げ,リターン					量が急減す			が急増する圧力
ポートからの流量					4, 14	40		3, 860
が急減する時の供								
給圧力を測定する。								
(2) プレッシャポー					1			
トの供給圧力を								
6,210kPa から徐々					i			
に下げ、リターン					į			
ポートからの流量								
が急増する時の供								
給圧力を測定する。								
試験は1系統づつ	ŀ							
両系統について実								
施する。								
2.11 ロック機能	(1) ロック	7解除と	なる圧	力は前項	良 好			
試験	Į.	ペス閉の	圧力よ	り高いと	左記試験の	Dデータ <b>は</b>	下表值	であり,要求
試験方法としては、					条件は満足さ	されている。	•	
1	(2) ロック					111.54		(単位 kpa)
ルバルブを全開とし	イパス関	開の圧力.	より高	いてと。	   系 統	供給圧力   圧し流量:		供給圧力を減し 圧し流量が急し
た状態で以下の様に						増する圧		減する圧力
実施する。コントロ					システム2	6, 140	0	5, 520
ールバルブが全開の					システム3	6, 210		5, 520
状態とはコントロー								
ルバルブの流量特性								
において最大流量と								
なるバルブストロー ク以上にバルブが開								
り以上にハルノが開 いている状態とする。								
いている状態とする。   (!) 1系統のプレッ	}							
(1) 1 未就のフレッシャポートの供給	1							
ジャホードの供給 圧力を 2,760kpa								
上力を 2,700kpa から徐々に上げ,								
シリンダポートか								
- ファンテホードが	I				<u> </u>			

### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(1)

試験項目及び試験方法	要	<del></del>	条(	<del></del>	-	試	<del></del> 検 結	<del></del> 果	
らの流量が急増す			<u></u>	·	_				
る時の供給圧力を									
測定する。次に系									
統を入れ替えて同									1
様の試験を実施す									
る。									
(2) 1 系統のプレッ									
シャポートを 0Pa									
とし,他系統のプ									
レッシャポートの									
供給圧力を 8,270									
kpa から徐々に下									!
げ, シリンダポー									
トからの流量が急									
減する時の供給圧									
力を測定する。次									
に系統を入れ替え									ı
て同様の試験を実					1				
施する。									
2.12 オーバーライド	コントロ	ールバ	ルブの操作	作力が	Ē	9 好			
機能試験	66.7~146.8	8N ( 6.8	81~14.98	kg)اد	占	記試験のデー	タは下表値で	であり,要求	
試験方法としては、	なるとオー	バライ	ドカート	リッジ	条件	‡は満足されて	こいる。		
片側のフィードバ	がストロー	クを開	始し、更	てオー					
ックレバーをストロ	バーライド	カート	リッジを含	全スト	)				
ークの中間位置に固	ロークさせ	るのに	要するコ	ントロ					
定し、インプットレ	ールバルブ	の操作	it 98.1N~	-147N					
バを操作して、オー	のこと。								
バーライド・カート									1
リッジのストローク					シラ	ステム2			
開始点および最大ス						ストローク開	最大ストロー	ジャミングス	
トローク点における	· !			操作力	5向	始点における	ク点における	イッチの作動	1 1
操作力を測定する。				<u></u>		操作力N	操作力N	位置 (mm)	4
との操作力はカー				DOW	NT/Bit	77.2	123	0.54 で ON	
トリッジの引張・圧				DOW.	l a isti	11.2	143	0.57 でON 0.54 でON	
縮両方向について、	i			<b></b>				0.54 CON 0.41 CON	-  [
操作力増加中および				UP側	f	79.2	124	0.41 CON 0.43 でOFF	.
減少中について測定				UPU	J	19.4	134	0.43 COFF 0.41 COFF	
する。ジャミングス						<u> </u>	<u> </u>	U.41 CUFF	┙╽
イッチはオーバーラ									- }
イドカートリッジが									
動き出して ON する									
ストロークとOFF									l
となるストロークを									

### USBのフラップ・コントロールバルブの試験結果(12)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件		試	験	結	:	<del></del>
測定する。					シス	テム3				
試験は1系統づつ					ストロ	コーク併	最大ス	<u> </u>	ジャ	ミングス
両系統について実施				操作方向		こおける 」(N)			イッ位置	チの作動 (mm)
する。				<del></del>	13K1F7.	J (197	深色力	117		
İ				DOWN 側	6	8.4	13	2		でOFF
				<u> </u>	+		<del> </del>			
				UP側	9	5. 1	13	5		TON
				L	<u> </u>					COFF
						-	トロークス			· · · · · ·
							クまでのこ	X	- ク値	100
					最大值。	•				
2.13 高温試験	高温討	く験にも	らいて	生記試験	良	好				
試験方法は, MIL	項目の名	ト々の要	東求を治	満足する	左記	試験の	データは「	下表値で	<b>きあり</b>	,要求条
-STD-810C METH-	حك。			ļ	件は満	足され	ている。			
OD 501.1 PR OCED-	内部源	i捜の値	は常	温時と比	2.3項	作動	試験			
URE Iによる。	較すると	٤٤.					状也		温	周囲温
周囲温度 71.1℃				Ì			_	-   '	C)	度(℃)
以上						b 状 f		好		
油温 135 ± 3℃	1			İ		テック? からのタ		L		
上記温度の保持時				!		捜の有知			35	
間 2 時間以上。						ナミッ			≀	136
高温における試験						ルからc 漏洩の		し		
項目は下記による。					無				33	
2.3 項の作動試験										
2.5項の内部漏洩					2.5項	内部	漏洩試験			
試験					(1)	内部漏	洩			
2.6項の操作力試				バ	ルブ位置		漏 洩		温	周囲温
験							(ml/min)	(°C)		度(℃)
2.7項の分解能試					位置	<u></u>	252	134	•	100
験					N 側全開		32	120	,	136
2.10 項のバイパス				DOM:	N侧至用	<b><u></u> </b>	33	132	.	
機能試験	[									
2.11 項のロック機					(2)	システ	ム間漏洩			
能試験				バ	ルブ位置	1	漏 洩		温	周囲温
2.12 項のオーバラ	<u> </u>						(滴/分)	(°C)		度(℃)
イド機能試験				<del></del>	N 側全開位		<u>6</u> 8	134	l	136
作動試験で使用す				TOW	N 则主册	山恒		132		
る ACTUATOR USB				j	2.6項	操作	力試験			
FLAP1台は槽外に					5. 5.化士会	操作	力 准			問囲温度
設置し作動は無負荷				15	操作方向 ———	(N		(°C)		(°C)
で5サイクルとする。				UP個	J	14	.4	134		136
また試験は1系統				DOW	N 側	13	.2	132		135

#### USBフラップ・コントロールバルブの試験結果(13)

試験項目及び試験方法	<del></del> 要	求	<del></del>	件	試	験	結	果
(システム2)のみ					2.7項 分解館	 <b>E試験</b>		
実施する。					インプットレ		油温	周囲温
操作力試験の圧力				į	点の変位量(	mm)	(°C)	(℃)
保持時間は10分間と					0.015		134 }	136
する。					3.010		132	135
					2.10項 バイノ	● フ燥能計■	i.	
						供給圧力を	<u> </u>	
					昇圧し流量が急減する	域圧し流量 が急増する 圧力(kPa)	油温	周囲温度(℃)
					5,170	4,480	132	135 ≀ 137
					2.11項 ロック	機能試験		
					供給圧力を昇 流量が急増す 力(kPa)	る圧  流	給圧力を 量が急減 ( kPa )	
					5, 380		5, 170	)
						<b>温度</b> C)		
					<del></del>	36		
					1 1	}		
				1	134 13	21		
					2.12項 オーバ	ベーライト 打	<b>雙能試験</b>	
				操作方向	ストローク開 始点における 操作力(N)		けるしてっ	チの作動
				DOWN 側	74.9	126	1	4でON 7でOFF
				UP 側	80.4	145	1	1でON 5でOFF
				油温(℃)	周囲温度(℃)	_		
3				132 134	136 l 137			
					※1)フルスト	・ロークま <sup>™</sup>	でのストロ	コーク間で
					の最大値			
					<b>※</b> 2) ON−OF	Fのストロ·	- クはイ:	ノプット入
				Ì		<b>ミし,オー</b> ク	ベーライ	ド軸上に換
					算した値。			
				Ī		b試験不具作		
					ライド機能研	<b>翟認試験結</b> 身	果は、次の	の通りであ
				[	る。			
				l				

試験項目及び試験方法	要		条	件		験	結	果
					(システム3)	)		
				操作方向	ストローク開 始点における 操作力(N)	最大ス ク点に 操作力	おける	ジャミングス イッチの作動 (mm), ※2)
				DOWN (A	69. 8	12	2	1.13でON 0.78でOFF
				UP 側	73. 3	12	4	1.47でON 0.78でOFF
	STOR	AGE 温	度-53.	.9℃以下	 良 好		<del></del>	
試験方法としては、	最低作動				左記試験デー	- タは下き	表値であ	り、要求条例
MIL-STD-810C				間3時間	は満足されてい			7, 23, XI
METHOD 502. 1	以上。			2 1-3	2.3項 作動記			
PROCEDORE I		)試験/	ておいて	て,各試			~ 油	温周囲温
による。低温におけ	験項目の					状	况 ""	(℃) 度(℃)
る試験項目:	ح کی	. 3 . 1			作 動 状	態良	好	_
2.3 項の作動試験	   但し捕	作力に	‡ 19.6N	(2.0kg)	スタティック			
2.5 項の内部漏洩	以下のと				ールからの外 漏洩の有無	部)な	し	
試験	 内部源	漫の値	直は常る	温時と比し	ダイナミック	シー	<del></del>	4 - 56
2.6項の操作力試験	較すると	. ک			ールからの外 漏洩の有無		下し	
2.7項の分解能試験					例後の有無			
2.10項のバイパス機						Δ#4÷ dα⊆		
能試験						<b>浸試験</b>		
2.11項のロック機能				į	(1) 内部漏洩	<del></del>	<u></u>	*   mm*
試験					バルブ位置		洩 │油 ⁄min)(℃	温   周囲温 :)   度(℃)
2.12項のオーバーラ					中位位置	1	10	
イド機能試験					UP 側全開位	置	0 - 5	56 - 56
なお,作動試験で					DOWN 側全開	位置	0	
使用するACTUATOR								
USB FLAP1台は槽					(2) システム	間漏洩		
外に設置し作動は無					バルブ位置	漏	洩 油	温周囲温
負荷で5サイクルと				Ì		(ml/	min) (°C	(C) 度(C)
する。					UP 側全開位		0 - 5	6 - 56
また試験は1系統					DOWN側全開	<b>位直</b>	0	
(システム2)のみ	i				0075 1077	- AMA		
実施する。					2.6項 操作力		).L :	1 mm
					操作方法	│操作力   (N)	油 温   (°C)	周囲温度
				,	UP側	14.2		1
					DOWN 側	13.0	- 56	- 56

#### USB フラップ・コントロールバルブの試験結果(15)

2.7項 分解能試験	試験項目及び試験方法	要	求 条	件	試	<b>験</b>	结	果
力点の変位量(mm) (で) (で) (で) (で) (で) (で) (で) (で) (で) (で					2.7項 分解	 能試験		
2.10項 バイバス機能試験								
供給圧力を					0.	05	- 56	- 56
上昇し焼音   放圧し洗音   位   底   仮で   医で   医で   医力(kPa)   上月(kPa)   (で )   医で   医で   医力(kPa)   (で )   医力(kPa)   (本)   (**)					2.10項 バイ	パス機能	試験	
4,830   3,790   ₹   −56   −56     2.11項 ロック機能試験					上昇し流量   が急減する		量│油	温 周囲温 度(℃)
機能圧力を昇圧し 流量が急増する圧 力(kPa)					4,830	3,790		- 56
流量が急増する圧 力(kPa)					2.11項 ロッ	ク機能試験	<b>è</b>	
<ul> <li>油温(℃) 周囲温度(℃)</li> <li>-54~ -56</li> <li>2.12項 オーバーライド機能試験</li> <li>2.12項 オーバーライド機能試験</li> <li>操作方向 最大ストローク 最大ストローク 始点における操作力(N),参1) 置(mm),参2)</li> <li>DOWN側 90.3 135 0.61でON 0.35でOFF</li> <li>UP側 119 146 0.56でON 0.35でOFF</li> <li>油温(℃) 周囲温度(℃)</li> <li>-56 -56</li> <li>参1) フルストロークまでのストローク間での最大値。</li> <li>※2) ON-OFFのストロークはインプット入力点で測定し、オーバーライト軸上に換算した値。</li> <li>なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。システムライド機能確認試験結果は次の通りである。システムライトで能確認試験結果は次の通りである。システムライトでのである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライド機能であまり、カーバーライトである。システムライドのである。システムライドのである。システムライドのである。システムライドのである。システムライドののである。システムの内が、カーバーのである。カー</li></ul>					流量が急増		流量が急	感する圧 📗
2. 12 項 オーバーライド機能試験    Aトローク開					5,	170	4	,480
2.12項 オーバーライド機能試験   2.12項 オーバーライド機能試験   ストローク開				}	油温(℃)	周囲温度(	°C)	
操作方向 ストローク開 最大ストローク 点における操作力(N) からにおける操作力(N) からにおける操作力(N) からにおける操作力(N) からにでのN の35でのFF  UP側 119 146 0.56でのN の35でのFF  油温(で) 周囲温度(で)					1	-56		
操作方向 始点における 操作力(N)、参1)						·	ド機能試験	<b>6</b>
DOWN側 90.3 135 0.35でOFF  UP側 119 146 0.56でON 0.35でOFF  油温(℃) 周囲温度(℃)  -56 -56  ※1) フルストロークまでのストローク間で の最大値。 ※2) ON-OFFのストロークはインプット入 力点で測定し、オーバーライト軸上に換 算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。システム 3  操作方向				操作方向	始点における	点におけ	る操しっ	チの作動位
UP側   119				DOWN側	90.3	135	1	
-56				UP側	119	146	l	1
※1) フルストロークまでのストローク間での最大値。 ※2) ON-OFFのストロークはインプット入力点で測定し、オーバーライト軸上に換算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。システム 3    操作方向   ストローク開   最大ストローク   ジャミングスイ   点における   操作力(℃)   作力(N)、1)   置(mm)、2)   DOWN 側   69.8   125   1.04でON   0.78でOFF				油温(℃)	周囲温度(℃)			·
の最大値。 ※2) ON-OFFのストロークはインプット入力点で測定し、オーバーライト軸上に換算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。システム 3    操作方向				-56	- 56	]		
※2) ON-OFFのストロークはインプット入力点で測定し、オーバーライト軸上に換算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。システム 3    操作方向				}			でのスト	ローク間で
カ点で測定し、オーバーライト軸上に換算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。 システム 3    大ストローク開   最大ストローク   ジャミングスイター   ジャラングスイター   カ点における   点における   点における   根作力(℃)   作力(N), 1)   置(mm), 2)   DOWN 側   69.8   125   1.04でON   0.78でOFF				[				
算した値。 なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。 システム 3								
なお、振動試験不具合対策後のオーバーライド機能確認試験結果は次の通りである。 システム 3							<i>// / / / / / / / / / / / / / / / / / /</i>	で 地工に 1英
イド機能確認試験結果は次の通りである。 システム 3    ストローク開   最大ストローク   ジャミングスイ   対点における   点における操   次子の作動位   作力(N), 1)   置(mm), 2)   DOWN 側   69.8   125   1.04でON   0.78でOFF							対策後の	オーバーラ
操作方向 ストローク開 最大ストローク ジャミングスイ							· -	
操作方向 始点における 点における操 ッチの作動位 操作力(℃) 作力(N), 1) 置(mm), 2)  DOWN 側 69.8 125 1.04でON 0.78でOFF					システム3		_	!
DOWN [H] 69.8 125 0.78 © OFF				操作方向	始点における	点におけ	る操しッ	チの作動位
11D 480 687 130 TON				DOWN 側	69.8	125		l i
(JP 回) 68.7 129 1.00でOFF				UP側	68.7	129		1 1

# USB フラップ・コントロールバルブの試験結果如

試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
2.15項 温度衝擊試験	左記試験項目の各々の要求	良好
試験方法としては、	条件を満足すること。	左記試験データは下表値であり、要求条件
MIL-STD-810C		は満足されている。
METHOD 503 1		2.3項 作動試験
PROCEDURE ICL		作動状態良好
り,試験を行い,終		スタティックシールからの無し
了後、下記項目の試		外部構復の有無
験を行う。		ダイナミックシールからの   滴下無し     外部漏洩の有無
2.3項の作動試験		
2.5 項の内部漏洩		2.5項 内部漏洩試験
試験		(1) 内部漏洩 (単位ml/min)
2.6項の操作力試験		N. 2 2 N. 2 2
2.7項の分解能試験		バルブ位置 ステム ステム
2.10項のバイパス機		中立位置 236 220
能 <b>試験</b>		UP 側全開位置 10 16
2.11項のロック機能		DOWN 側全開位置 10 16
試験		
2.12項のオーバーラ		(2) システム間漏洩 (単位 ml/min)
イド機能試験		N- 2 3/ N- 2 3/
なお,温度衝撃試		バルブ位置ステムステム
験は下記ステップで		UP 側全開位置 0 1 滴/ 3.5
行う。		3.5
STEP1:供試品を環		DOWN 側全開位置   0   0
境試験槽に置き、		   2.6項 操作力試験
71.1℃に温度を上		バルブ操作方向 操作力(N)
昇させ, 4 時間保		UP側 14.1
持する。		DOWN 側 11.6
STEP2:この時間後		
に供試品を5分以		2.7 項 分解能試験
内に槽内温度が,		Na 2 > Na 3 >
-56.7℃の環境試験		インプットレバー入力 ステム ステム 点の変位量(mm) 0.015 0.015
槽に入れる。		0.015 0.015
STEP3:供試品をC		O TO THE ALL OF THE LIP TO BEA
の温度に4時間放		2.10項 バイパス機能試験
置する。		供給圧力を昇圧し 供給圧力を減圧し 流量が急増する圧 流量が急減する圧
STEP4:この時間後		加重が急増する圧   加重が急減する圧     力(kPa)   力(kPa)
に供試品を5分以		$N_0 2 \rightarrow N_0 3 \rightarrow N_0 2 \rightarrow N_0 3 \rightarrow$
内に71.1℃で保持		ステム   ステム   ステム   ステム
されている環境試験機関する		3,960 4,140 3.860 3.960
験槽に戻す。		3,555 3,715 3,550 3,550
STEP5:供試品をC		
の温度に4時間放		

USB フラップ・コントロールバルブの試験結果(I)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件		試	験	結	J	<b></b>
置する。					2.	.11項 ロッ:	ク機能試験	———— 検		
STEP6: 上記STEP2						供給圧力を		供給圧	カを	減圧し
から5までを繰返						流量が急増		流量が	急减	
す。						力(kPa)	N 2 St	カ(kP		N 2 34
STEP7: STEP2およ					İ		Na 3 シ ステム	Na 2 シ ステム		<b>A</b> 3シ ステム
び3を繰返す。				ĺ		4,900	5,000	4,690		4,760
STEP8: 供試品を常										······································
温に安定させる。						12項 オー/	<del></del>			<del></del>
STEP9: 常温にて			1 1	操作方向		ストローク開 始点における				シグスイ の作動位
2.3項, 2.5項,				**(P2)[*]		操作力(N)				nm), 💥 2)
2.6項, 2.7項,			Na シ	DOWN側		74.0	12	41 1		でON
2.10項, 2.11項,			2ステ	2011111	+		ļ			COFF
2.12項の試験を実	ļ		1 4	UP側		70.5	13	CL I		でON でOFF
施する。			AT X	DOUB! A		01.0	1.0		0.33	でON
			Naシ 3ス	DOWN 側	'	81.8	12	.8	0.22	でOFF
			テム	UP側		117	14	<i>A</i> .		でON
					1		1		0.15	でOFF
						1) フルストロ				
					*	2) ON-OFF				
						力点で測定し	/オーバ-	- ライド	軸上	に換算し
- 1 - 1 - 2 - 2 - 2 - 2 - 2 - 2 - 2 - 2	4.575	AFA 6 /	b 35 b	5 /4 A 144		た値。 				
2.16 振動試験		-	6 岁 不 统	条件を満し		良好	<i>⇒</i> 514=	ロキはつ	+ n	西北夕
試験方法としては、	足すると	، ک		ļ		左記試験の		「衣胆で	めり	,安水宋
MIL-STD-810C,						は満足される				
METHOD 514.2,					Z.	3項 作動記		. 1		47
PROCEDUREI,							力 状 態		良	
FIG5142CURVED による振動試験を行						スタティッ 外部漏洩の		ן נופמ	ti	: し
による振動試験を11 い,終了後下記試験						ダイナミッ	クシールス	からの	~~	下なし
を行う。						外部漏洩			T(P)	
2.3項の作動試験					2	5項 内部	<b>晶洩試験</b>			
2.5項の内部漏洩						(1) 内部漏池				
試験						Japand L	· •	1)	单位 r	nl/min)
2.6項の操作力試験						バルブ	位置	No 2		Na 3 シ
2.7項の分解能試験								ステ	-	ステム
2.10項のバイパス機						中立位置	\ · ————————	220	)	220
能試験						UP 側全開	位置	7.5	5	17
2.11項のロック機能						DOWN 倒台	è開位置	9	,	13
試験						<del></del>				
2.12項のオーバーラ										
イド機能試験										
					1					

分,加振時間は(2)

項と本項との合計 が3時間となるよ

		USB	フラック	プ・コン	トロールノ	ベルブの試験	結果(18)				
試験項目	及び試験方	法 要	求	条	件	試	験	結	果		
なお,	振動試 <b>験</b>	R				(2) システ	ム間漏洩				
おける	下記試 <b>験</b> は	試						漏	洩		
	を用いて実	施				バルフ	が位置	N <sub>0</sub> 2 → N <sub>0</sub> 3	No. 3 → No. 2		
する。		Į						1滴/	1滴/1分		
					UP 側全閉	付置	35 秒	39 秒			
	試品の共振 ま低減され					DOWN 側	全開位置	1 濇 / 42 秒	1 滴/ 1 分 10 秒		
	ょ凶俠され レベルでか					<u> </u>		42 19	10 19		
	品を励振さ						:力試 <b>験</b> 		<del></del>		
•	で充分な振	1				バルブ操作		操作力(N	1)		
をも	って5Hz-	<b>→</b>				UP側		10.8			
500 I	$H_Z \rightarrow 5 H_Z$	zo			ļ	DOWN	1側	11.6			
範囲	で振動数を	ゆ				2.7項 分解	能試験				
るや	かに変化さ	뵨			1	1770	トレバー入	1 Na 2			
ると	とで検出す	る。				点の変位		^7	<del></del>		
加振軸	摄	引	共	振点				0.0	2 0.025		
7)HIME 440	サイクル (Hz)	加振時間 (m)	周波数 (Hz)	加速 (m/	度 (**)	2.10項 バイ	パス機能	試験			
X net	5~500	15	500	278		供給圧力を流量が急が		供給圧	力が减圧し 急増する圧		
Y	~5	<i>"</i>	なし	な		加重か忌の 力(kPa)	K, OIL	加重か 力(kP	a)		
ļ	. "					Na 2シ ステム	No.3 シ ステム	No 2シ ステム			
Z 軸	"		480	317		3.960	4,000	3,960	4,000		
(2) 共	振点振動					2.11項 ロッ	ク機能試	 E&			
(1)	にて検出さ	れ				1		·	<b></b>		
た共	振振動数で	供				供給圧力を		供給圧力が減圧し 流量が急増する圧			
	の各軸につ					力(kPa)		カ(kP	<del></del>		
て振	動を加える		1			Na2シ ステム	No3シ ステム	No 2シ ステム			
加振軸	共振周波 数(Hz)	加振時間				4,650	5,310	4,760	4,690		
X 軸	500	30				2.12項 オー	-バーライ	ド機能試	験 *		
Y 軸	なし	なし			1	ストローク	開最大ス	10-	ジャミングスイ		
Z 軸	480	30	]	操	作方向	始点における 操作力(N)		おける	ッチの作動位 置(mm)		
(3) 正	弦波繰返し			No. Z	DOWN側						
	交3軸につ			2テシム	UP側	省略*					
て規究	定された加	振		ļ	<u> </u>	710	1	)c	0.85でON		
カー	ブに従って	周		Noテ 3ム	DOWN側	74.3	1:	26	0.72でOFF		
波数	5Hz→500]	Hz		シス	UP側	76.3	15	26	1.02でON		
→5H	z,掃引時間	<b>1</b> 15		L	V 1 100				0.82でOFF		

\* 振動試験においてオーバライドに不具合

を満足することを確認した。

が発生し, 改修後の確認試験にて要求条件

#### USB フラップ・コントロールバルブの試験結果(19)

試験項目及び試験方法	要求条件	試 験 結 果
うに加振する。		確認試験は代表してNa 3 システムで行っ
正弦波繰迟	<u>I</u>	た。
加振軸 サイクル 加 (Hz)	振時間 (m)	
X 軸 5~500 ~5	150	
Y 軸 "	180	
Z 軸 "	150	
以上の試験にお		
けるバルブのイン		
プットリンクおよ		
びフィードバック		
リンクは DOWN 側		
に固定して実施す		
3.0	4-37-4FA (a )	h 17
2.17 耐久試験	左記試験において、外部漏	良好 たわせをなった かんてまなるとり 亜化を
試験方法としては、 ACTUAOR ASSY	洩は, スターティクシール部からあってはならない, ダイナミ	左記試験のデータは下表値であり、要求条 件は満足されている。
(P/NN21-97006-	ックシール部からは1滴/25サ	2.3項 作動試験
1)と組合わせて, 試	イクル以下とする。	
験を実施する。	耐久試験終了後,作動試験	作動状態良好
CONTROL VA-	の要求条件を満足すること。	スタティックシールからの   無 し     外部漏洩の有無   # し
LVEのプレッシャポー		
トに20.700kPa, リタ	解、検査し、割れ、締結部の	タイナミックシールからの
ーンポートに345kPa	ゆるみ,過大な摩耗その他機	2 hapun (X
を加圧し作動条件は	能に悪影響を及ぼす著しい劣	分解検査
下記の通りとする。	化がないこと。	割れその他機能に悪影響を
Na ストロー 荷 重 ク(%) (kN)	サイクル数 (Hz)	及ぼす劣化の有無
1 100 39.6 引 張	$0.5 \times 10^{3}$	
2 50	14.5×10 <sup>3</sup>	
3 10	$35\times10^3$	
4 2 39.6 引 張	200 × 10 <sup>3</sup>	
耐久試験終了後,		
2.3項の作動試験を		:
行う。さらに作動試		
験終了後,分解,検		
査を行う。		
2.18 制限荷重試験	左記試験において、供試体	良 好
試験方法としては,		ベ *)   左記試験のデータは下表値であり、要求条
- FAXAIACO CIAI	TO A A IV) A ICIA	- CELEMAN / 1 大田 CO 7 女 水木

#### USB フラップ・コントロールバルブの試験結果(20)

	USB 7	フラップ	"・コン	ノトローハ	/バルブの試験結	果 (20)		
試験項目及び試験結果	要	求	条	件	試	験	結	果
両フィードバックレ	永久変現	形が生し	こない	ح کی	件は満足されて	いる。		
バーを解放した場合,					[	<u> </u>		永久変形
及びフィードバック					荷重条件	操作方向	荷 (N)	および損
レバーを片方づつ実							<b> </b>	傷の有無
機同様に固定した場					両フィードバ    ックレバー <b>解</b>	UP側	2. 120	無し
合について, パイロ					放	DOWN側	2. 280	無し
ット入力部に下記の					システム2フ	UP側	2, 120	"
制限荷重を加える。					ィードバック     レバー固定	DOWN側	2.310	,,
但し、荷重は下記					<del> </del>		<del> </del>	<del>  </del>
値の合力1,970Nを実	Į				システム3フ   ィードバック	UP <b>側</b>	2, 280	"
機を模擬した方向に					レバー固定	DOWN側	2, 430	"
加える。 (単位N)								
スプール軸平行 1.96	0							
スプール軸垂直 19	6				1			
2.19 ブロックバル	ブロ	ックバリ	レブは	正常に作	耐久試験中	ブロックバ	ルブが正	常に作動し
ブ耐久試験	動する	د کی			たことを確認し	た。		
試験方法は,ブロ					耐久試験後項	負目番号 2.	11ロック	機能試験を
ックバルブ単体にて,					実施し、正常の	て作動する	てとを確	認した。
下記の様に実施する。								
PaおよびPaポートの	20.7001	kPa をた	加圧し	Cs (2-				
DWN)に20.700kPaを	: 加え,(	これート	(2-U	JP) から				
油の流出があることを	確認す	る。次り	CP₁ ₺	よびP₂の				
圧力を34.5 kPa以下の	こ下げる。	0						
C3 ポート(2 - DWN)								
ト(2-UP)からの油の	• / • / • · · · ·							
以上を1サイクルと								
中,100回毎に5分間に								
に加えたまま保持し、		レッシ	ャポー	トの圧力				
を34.5 kPa以下に下り		1						· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
総合判定	良好	•	4. dr.:	エI ニA F.人	L		A 15% //.	. 1 . L. 74-
					おいてオーバライ			
				., – -	いる。また,リク にトギー 悪寒に		· -	
	1		-		じた為,再度にも きに佐 <del>利</del> している		ロックハ	かりの以修
	ፖጠ	った。耳	反於以	1960年に	常に作動している	O 0		

## 3. 2. 4 USB フラップ・パワーサーボアクチュ エータ

本アクチュエータの開発技術試験は、下記の様に実施された。

#### 1) 適用仕様書及び番号

仕様書 ACTUATOR ASSY-USB FLAP 仕様書番号 N2HR-1004B 仕様管理図 N21-97006B

- 2) 実施場所萱場工業株式会社 相模工場
- 3) 実施期間 昭和56年7月25日~昭和56年11月24日
- 4) 試験項目及び試験順序 実施した試験項目は、表14に示す通りである。

#### 5) 試験条件

特記なき場合は、表15に示す条件で行う。 以下に各試験結果<sup>24),25)</sup>の概要を示す。

表 14 USB フラップ・パワーサーボアクチュ エータの開発技術試験項目

試験順序	試験項目
1	製品検査
2	保証圧力試験
3	作動試験
4	最大ピストン速度試験
5	高温試験
6	低温試験
7	耐久試験

表 15 USB フラップ・パワーサーボアクチュ エータの 試験条件

	· FT
○作動油: MIL-H-	5606 C
o 試験温度: 周囲温度	21~49℃
油温	21~49℃
○漏洩測定: 2 分間の得	持ち時間後1分間の測定
○試験条件公差:圧力	± 5 %
	± 3℃
流量	± 5 %
荷重	± 5 %
時間	規定以上
○試験作動油汚染度: N	VAS1638 CLASS 8以上

USBフラップ・パワーサーボアクチュエータの試験結果(1)

試験	頃目及び試験方法	要	求	条	件		試	験	成	果
1.	製品検査	外観に	則れ,	きず,	さびのない	1	外観に害	りれ、きず、	さびのない	いことを目
		ح کی				:	視により研	望認した。		
		外観。	青造,	寸法,	質量が仕	Ŕ	また, 左	こ記の要求	条件と合致	していると
		書,仕様	書管理	図およ	び承認図と	:	とを確認し	た。		
		合致しては	いると	Ł.						
2.	保証圧力試験	永久変	<b>飞,有</b>	害な多	形がなく	A	左記の記	「験を実施」	要求条件が	が満足され
	試験方法としては、	放ポート	からの	作動池	由の流出がた	:	ているとと	を確認した	÷.	
(1	) ピストン位置:	いてと。				1	1) ピスト	ン位置:	<b>最伸長直前</b>	
	最伸長直前で行う	また。タ	<b>家部作</b>	洩はな	いてと。	3	加压	永久変形		外部漏
	加圧条件:	し、滴を	衣さな	い程度	Eのにじみ	-	ポート	および損傷の有無	トからの 作動油流	洩の有    無
	。伸長側ポートに	対しては	この限	りでは	はない。			137.1	出の有無	
	34.5kpa 及び						UP側	無し	無し	無し
	31, 000 kpaを加						DOWN	"	"	"
	匥						側			
	。圧縮側ポートは						(アクチュ:	エータ全長!	1008.0mm (3	て固定)
	開放									

USBフラップ・パワーサーボアクチュエータの試験結果(2)

試験項目及び試験方法	要求条件	‡	試験 結果
・伸・圧縮ポート	~ ~ ~ ·	'	(2) ピストン位置:最圧縮直前
を逆にして繰返			加圧・永久変形・開放ポート外部漏
1			および損 トからの   洩の有
。加圧時間は5分			傷の有無 作動油流 無 出の有無
間			
② ピストン位置:			UP側 無し 無し 無し
最圧縮直前で行う			DOWN
加圧条件			(アクチュエータ全長 660.0 mm にて固定)
<ul><li>圧縮側ポートに</li></ul>			┃ ┃ なお永久変形または有害な変形について
34.5 kpa 及び			┃ は,3項の作動試験にて異常なく作動する
31,000kpaを加			ことで確認した。
E			
│ │ ・伸長側ポートは			
開放			
・伸圧縮ポートを			
逆にして繰返す			
。加圧時間は5分			
間			
3. 作動試験	作動は円滑であり摺動部	からの	左記の試験を実施し要求条件が満足され
試験方法としては、	外部漏洩は1滴/25サイク	ル以下	ていることを確認した。
CONTROL VALVE	のこと。		摺動部からの漏れ 商下なし
ASSY-USB FLAP	}		作動状態良好
と組合わせ,閉ルー			
プを構成し,作動を			
無負荷で実施する。			
4. 最大ピストン速度	ACTUATORの最大ピス		左記の試験を実施し要求条件が満足され
試験	度は 45mm/sec 以上(有		
試験方法としては、	17, 200 kpa ) のこと。	7976173	コントロール、是ナピストン海
CONTROL VALVE	11, 200 kpa / 5 C C 8		系 統 バルブ位置 度 (mm/sec)
ASSY USB FLAP			システム2 U P側 53.5
と組合わせ、閉ルー			DOWN 側 51.6
プを構成して実施し			UP側 55.4
た。			システム3 DOWN 側 51.9
ACTUATOR に慣			
性負荷をつけた状態			
で有効圧力 17, 200			
kpa にて両方向に最			
大速度でストローク			
させる。			

USBフラップ・パワーサーボアクチュエータの試験結果(3)

試験項目及び試験方法	要			<del></del>	チュエータの試験結果(3) 試験 成果
5. 高温試験	高温試験		<del></del>	<del></del>	<del> </del>
試験方法としては、	件を満たす	てと。			ていることを確認した。
MIL-STD-810C					3項 作動試験
METHOD 501. 1					摺動部からの漏れ 滴下なし
PROCEDURE 1を用					作動状態良好
いる					周 囲 温 度 134.5 ℃
。周囲温度71°C以上					油 温 133.5 ℃
。油温 135 ± 3°C					なお, 相対湿度は槽内温度 71°Cにて測
。上記温度の保持時					定して 29 %であった。
間 2.4 時間					
高温における試験					
項目は3項の作動試					
験による。					
作動は無負荷で 5					
サイクルとし, 少な					
くとも最初の 1 サイ					
クルは 135±3℃					
の油温で実施する。					
6. 低温試験	低温試験	において	て3項の	要求条	左記の試験を実施し要求条件が満足され
試験方法としては、	件を満足す	ること。			ていることを確認した。
MIL-STD-810C					3項 作動試験
METHOD 502. 1					摺動部からの漏れ 商下なし
PROCEDURE 1を用					作動状態良好
いる。					周 囲 温 度 -54℃
。 STO RAGE 温度					油 温 -54 °C
-54°C 以下					
。最低作動温度					
<b>−54°C以下</b>					
・上記温度の保持時					
間 3.4時間					
低温における試験	į				
項目は3項の作動試	1				
験による。	:				
なお、作動は無負					
荷で5サイクルとし、					
小なくとも最初の1					
サイクルは - 54°C					
以下の油温で行う。					
	: 				
	i				
	L				

## USBフラップ・パワーサーボアクチュエータの試験結果(4)

試験項目及び試験方法	要		- サーホノ: 		試	験	 成	<del></del> 果	··· <u>·</u> -····
7. 耐久試験	。外部漏池	見はスタテ	ィックシー	-ル	左記の試験を	実施し	 要求条(	牛が満	足され
試験方法としては、			。但し滴を		ていることを	雀認した	- 0		
CONTROL VALVE	さない種	星度のにじ	みに対して	は	3 項 作動記	献			
と組合わせて、以下	この限り	つではない	0	!	作 動	状	態	良	好
の試験を行う。	• 軸摺動音	の漏洩は	1滴/25サ	1	スタティック		いからの	無	l
• CONTROL VAL-	クル以フ	Fのこと。			外部漏洩の1			<del>////</del>	
VEのプレッシャポ	。耐久サイ	<b>イクルにお</b>	いてアクチ		│ダイナミッ? │外部漏洩のマ		いからの	滴下:	無し
ートに 20,700 kpa ,	エータル	2割れ,締	結部のゆる	み,	分解検査	3 7/4		<u> </u>	
リターンポートに	過大な闘	<b>拝</b> その他	機能に悪影	響	割れその他様	生能に悪	影響を		47
340kpaを加圧し	を及ぼす	†著しい劣	化がないと	٤.	及ぼす劣化の			良	好
下記表の作動条件									
で試験する。				ŀ					
。耐久試験後, 3項									
の作動試験を実施	ļ								
し、その後で供試									
体の分解検査を行									
) o									
なお, 100 %ス トロークとは 370									
mmとする。									
No.ストローク(%) 荷重	(kN) #1/	クリレ数(Hz)							
30	6								
	張 0.	5×10 <sup>3</sup>							
2 50	14.	5×10³							
3 10	<del>'</del>	5×10³							
4 2 39.	6 200	×10³							
総合判定		 良 好	<del> </del>						
FIGURE TO ALL	•	K X)							
ļ	į								
1									
}									
1_									

#### 3.2.5 スラット・アクチュエータ

本アクチュエータの開発技術試験は、下記の様 に行われた。

- 1) 適用仕様書(番号)及び仕様管理図
   仕様書 ACTUATOR ASSY-SLAT
   仕様書番号 (N2TG-4004B, AMD#1)
   仕様管理図 N21-97521A
- 2) 実施場所 株式会社島津製作所 航空産機事業部 航空機器事業部
- 3) 実施期間昭和57年3月26日~昭和57年6月16日
- 4) 試験項目及び試験順序 実施した試験項目は表16に示す通りである。 以下に各試験結果<sup>26)</sup>の概要を示す。

表 16 スラット・アクチュエータの 開発技術試験項目

試験順序	試験番号	試験項目	備	考
1	1	外観構造検査	各	1
2	2	作動機能試験	各	1
3	3	保証荷重試験	各	1
	4	高温試験	省	略
	5	低温試験		
	6	雨氷複合試験		
	7	振動試験		
	8	耐久試験		•
	9	破壊試験	省	略

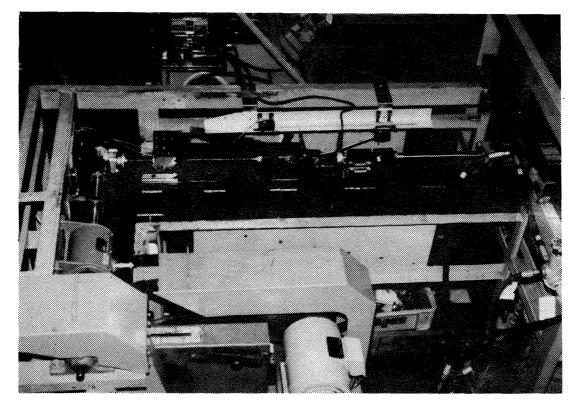


図58 スラット・アクチュエータ作動機能試験セットアップ

スラット・アクチュエータの試験結果(1)

=4 FA → □ □ □ =====	· ΕΔ -L \ \ \ ·	<del></del>		クチュエ・				FΔ	64-		
試験項目及び試				<b>等</b>			試	<u>験</u>	<u>結</u>	果	
1. 外観構造検			の外面に有		ਣੋ					8140-01,-02)	
試験方法と		1	のないこと	- 	_	共目視検査の結果供試体の外表面に有害な					
供試体の外面		1	]面の要求に	合致しては	いる	割れ、きず、さびは認められなかった。					
な割れ、きず		ح کی				またワークマンシップ、マーキング、寸					
がないか目視検査す										さについて承	
る。						認図及	び仕様管	管理図と出	上較検	査した結果,	
また,承認	図及び					要求条	件を全て	満足した	Co.		
仕様管理図の	要求条										
件に合致して	いる事	1				ı					
を検査する。										<u>-</u>	
2. 作動機能討	験	アクチ	ーュエータは	ひっかかり	),	試験	は下表の	)作動荷重	で行	った。アクチ	
試験方法と	しては,	がた及び	「その他の不	具合を生	ずる	ュエー	タはひっ	かかり、	ガタ	及びその他の	
アクチュエー	タを作	てとなく	作動しなけ	ればならな	ፈሶ /ዓ	不具合	を生じる	らことなく	作動	し,要求条件	
動試験装置に	取付け					を満足	した。				
(図58),下表	の制限					で個年した。 尚この間荷重とアクチュエータ入力軸の					
作動荷重をか	け,定					トルク	の関係を	と記録した	-0		
格速度 335RI	PMで5	1				部品番号	号	荷重方向	1	作動荷重 (N)	
サイクル作動	させる。	•		•	N21-97521-1 引張			1, 952			
				Ì	(73:	2-18140	-01)	圧縮		3, 589	
				Ì	N21	-97521-	11	引張		1, 216	
					(73	2-18140	-02)	<u></u> 圧縮	1	4, 021	
	<u> </u>	<u> </u> 極限荷	<b>香 /ITT</b>	LOAD)(N	1 1/2	動荷重	入力軸	77	<u>.</u>		
	荷重	スラット	里 (ULI・ スラット	スラット	<b>⊣</b> / τ	製で JMIT	加わる	極			
部品番号	方向	カノッド 角 0°	角 25°	角 40		LOAD)   限複合ト (N) ルク(Nm)					
	引張	0	2, 870	1, 660	+-	1, 910	70 J (II				
N21-97521-1	圧縮	9, 530	5, 280	1, 390	<del></del>	3, 520	132				
	引張	0	1, 790	1, 350	+	1, 200					
N21-97521-11	圧縮	8, 480	6, 090	1, 240	+	4, 060	132	.			
(C) 3rd strate 5.1						<del></del>					
3. 保証荷重試		1	リチュエータ			-	21-9752	•			
試験方法と	_	1	約な不具合	を生じい	なな	1		10-01,-02	-	A	
アクチュエー		}	•	1- <b>7</b> 1	<b>5</b> 0					合トルク88.3	
験装置に取付	_	1	動に誘起さ		y ())					ータは永久変	
① アクチュ			148 %以下の		h <del>-h</del> -				_	じることなく	
のスクリュ		1	アクチュエ					関足した。 この41/19 ロ		チャーミーゲ	
ッキに軸力			<b>「機能的な不</b>	具合を生	ÜC					重を加えて行	
ない様に回			126,0					•		回らず、入力	
東した状態									-	率は0%(ト	
限複合荷重									った)	であり,要求	
複合荷重/							を満足し			جسته د و روس	
入力軸に加		{								ずれも永久変	
② アクチュニ						_		-	きを生	じず、要求条	
入力軸をフ	リーな					件を	満足した	:co			

スラット・アクチュエータの試験結果(2)

試験項目及び試験方法		₹₽	条	<b>4</b>	試	EA	<b>&amp;+</b>	æ	
状態にし、アクメ	要		<b>*</b>		<del> </del>	<u>験</u>	結	果	
ネジ・ナットに最					[ <del>  </del>	号 <del>···</del>	制限上和	荷重(N)	
伸長位置の状態で				N21-97521-1 929		)			
制限圧縮荷重(極				N21-07521-11					
限荷重/1.5 )を					(732-18140-		824	! 	
加える。									
③ 保証荷重試験後	(3) P1=	チュエー	・タはて	)っかかり,	③ 試験はア	クチョ	エータの	アクメネジナ	
前記の作動機能試	_			合の生じ ットに下表の制限作動荷重をかけ、定格					
験を実施する。								-	
				行なった。その結果、アクチュエータは					
					ひっかかり, ガタ及びその他の不具合を 生じることなく作動し, 要求条件を満足				
					した。				
					部品番	号	荷重方向	作動荷重 (N)	
					N21-9752	1-1	引張	1, 950	
					(732-18140	⊢01)	圧縮	3, 530	
					N21-97521	1-11	引張	1, 200	
	j				(732-18140	-02)	圧縮	4, 030	
		<del></del>	—— 好						

# 3. 2. 6 エルロン・ドループ・アクチュエータ 本アクチュエータの開発技術試験は、下記の様 に行われた。

1) 適用仕様書(番号)及び仕様管理図

仕様書 アクチュエータ組立ーエルロン ドループ

仕様書番号 N2HR-1009 A

仕様管理図 N21-97522A 2) 実施場所

株式会社島津製作所 航空産機事業部 航空機器事業部

3) 実施期間昭和57年3月26日

4) 試験項目及び試験順序 実施した試験項目は、表17に示す通りである。 以下に各試験結果<sup>27)</sup>の概要を示す。

表 17 エルロン・ドループアクチュエータ の開発技術試験項目

試験 順序	試験 番号	試験項目	備考
1	1	外観構造検査	1
2	2	絶縁抵抗試験	1
3	3	絶緣耐圧試験	1
4	4	エンドプレイ	1
5	5	負荷-速度-電流-ストローク試験	1
	6	トラベルストップ	省略
6	7	断続作動試験	1
7	8	起動電流	1
	9	高温試験	省略
	10	低温試験	•
	11	温度一高度試験	
	12	アイシング試験	
	13	塩霧試験	
	14	降雨試験	
	15	振動試験	
	16	衝擊試験	
	17	ストール試験	
	18	最大静荷重試験及び終極静 荷重試験	
	19	耐久試験	
	20	防爆試験	省略

#### エルロン・ドループアクチュエータの試験結果(1)

試験項目及び試験方法	要求	条件	試	験	結	果
1. 外観構造検査	外観,構造,材	料,寸法,重量,	外観,構造	,材料,	寸法,	重量,互换性,
試験方法としては、	互換性、仕上げ、	表示及びワーク	仕上げ、表示	及びワー	クマン	シップについ
外観構造,材料,寸	マンシップについ	て仕様書及び承	て仕様書及び	承認図と.	比較検	査した結果す
法, 重量, 互換性,	認図の要求に合致	しなければなら	べての要求条	件を満足	した。	
仕上げ、表示及びワ	ない。		l			
ークマンシップが仕						
様書及び承認図の要						
求条件に合致してい						
るか検査する。		į				
2. 絶縁抵抗試験	絶縁抵抗は 100	$M\Omega$ 以上のこと。	左記試験の	結果は 25	5000 M	Ωで仕様書の
試験方法としては、			要求条件を満	足した。		
各ピンとグランド間						
に 500 VDC を加えた						
時の絶縁抵抗を測定						
する。		ĺ				

エルロン・ドループアクチュエータの試験結果(2)

<ul> <li>記録性氏弦検</li></ul>	試験項目及び試験方法	エルロン要		<del></del>	件	試	験	———— 結	果
<ul> <li>試験方法としては、下記の⑤と⑥を行う。</li> <li>① をピンとグランド間に 1250 VAC、</li></ul>									
下記の①と②を行う。 ③ 各ピッとグラン 下間に 1250 VAC, 60H を 1 分間加 えた時、アーク, スパーク等の有無、 磁域電流を測定する。 ② 前記の総縁抵抗・ ② 絶縁抵抗は 100MΩ 以下のこと。 ② 前記の総縁抵抗・ アクチュエーク出力 シャフトの FULL EXT、MED, FULL RETRの 3 か所について 22 2 Nの日越商 重を加え、ためのダイヤルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 であるため、フトローク試験 方法としては、下ジナエニーク出力 ウ・アントローク試験方法としては、下ジーストローク試験 で 0 " に合わせ、 次に 22.2 N の引援 荷重を加え、ためのダイヤルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 で 0 " に合わせ、 次に 22.2 N の引援 荷面を加え、ためのダイアルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 で 0 " に合わせ、 次に 22.2 N の引援 荷面を加え、た時のダイトルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 こと。 「 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 N の助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータ長ではした。 アグリエーエータを下びLL EXT エラタを下びLL RETR→FULL RETR) 3.23 mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.02 mm/sec									
① インシュクラン ド間に 1250 VAC、									
ド間に 1250 VAC, 60Hz を 1 分間加えた時、アーク, スペーク等の有無	•	1 7-	ス,スパ	ペーク 🤄	等がなく,	① 左記試	験結果で	ース,スノ	ペーク等絶縁
(2) (2) (2) (3) (4) (4) (4) (4) (4) (4) (4) (4) (4) (4		漏洩電池	<b>売は 2m</b>	A以下	のこと。	破壊の兆	侯は認め	られなかっ	った。
えた時、アーク、スパーク等の有無。						又漏洩	電流も 1 г	nA以下で	あり、すべ
議政電流を制定する。 ② 前記の絶縁抵抗 試験を実施する。 4. エンドプレイ 試験方法としては、アクチュエータ出力 シャフトの FULL EXT,MED, FULL EXT,MED, FULL EXT, C の のである。 第2・2・2・2・2・2・2・2・2・2・2・3・5・3・5・5・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・4・2・3・5・5・5・4・2・3・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5・5	えた時,アーク,					て仕様書	の要求条件	件を満足し	<b>ょた。</b>
<ul> <li>② 前記の絶縁抵抗 (② 絶縁抵抗は 100MΩ 以下のとと。</li></ul>	スパーク等の有無。								
<ul> <li>試験を実施する。と。</li> <li>4. エンドプレイ</li></ul>	漏洩電流を測定する。								
4. エンドプレイ 試験方法としては、アクチュエータ出力 シャフトの FULL EXT、MED, FULL RETRの 3 か所について 22.2 Nの圧縮荷 重を加え、この点で ダイヤルゲージ指針 を ** 0 ** に合わせ、 次に 22.2 N の引張 荷重を加えた時のダイヤルインジケータ 指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 電旋は 2.5 ~ 3.5 mm/sec 電旋は 2.0 A以下、ストローク 試験方法としては、下記の①~⑥を行う。 ① 速度は 2.5 ~ 3.5 mm/sec 電旋は 2.0 A以下、ストローク 対験 方法としては、下記の②~⑥を行う。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 N の助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータ長さは 152.4 ± 0.51 mmのこと。	   ② 前記の <b>絶縁抵</b> 抗	② 絶縁	医抗は 10	00MΩ	以下のと	② 左記試	験の結果	は 25000 M	ΙΩで仕様書
			-		-	の要求条	件を満足	した。	
アクチュエータ出力 シャフトの FULL EXT,MED, FULL RETRの3か所について 22.2 Nの圧縮荷重を加え、この点で ダイヤルゲージ指針 を"0"に合わせ、 次に 22.2 N の引機 荷重を加えた時のダイヤルインジケータ 指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流 -ストローク試験 試験方法としては、下記の①~⑤を行う。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件において、アクチュエータを FULL EXT → FULL Retre   ETR→ FULL EXT    ETR→ FULL EXT    Tまで1サイクル させ、この時の速度、電流、ストローク させ、この時の速度、電流、ストローク させ、この時の速度、電流、ストローク させ、この時の速度、電流、ストローク させ、この時の速度、電流、ストローク このものまで を発見が出れること。 「FULL EXT : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0356 mm MED : 0.0406 mm   **  **  **  **  **  **  **  **  **	4. エンドプレイ	エンドフ	プレイは	0.152	2mm 以下	左記試験:	方法を用い	ハて試験を	と行い,ダイ
<ul> <li>シャフトのFULL EXT,MED, FULL RETRの3か所について22.2 Nの圧縮荷重を加え、この点でダイヤルゲージ指針を"0"に合わせ、次に22.2 N の引張荷重を加えた時のダイヤルインジケータ指針を読みとる。</li> <li>5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 試験方法としては、下記の①~⑤を行う。① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 N の助勢及び反抗負荷の両負荷条件において、アクチュエータをFULL EXT→FULL RETR)</li> <li>Nの助勢及び反抗負荷の両負荷条件において、アクチュエータをFULL EXT→FULL RETR→FULL EXT→FULL RETR→FULL EXT→FULL EXT→FULL EXT→FULL EXT→FULL EXT→FULL EXT→FULL RETR) 速度: 2.82mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) ま度,電流、ストロ</li> <li>させ、この時の速度,電流、ストロ</li> </ul>	試験方法としては,	のこと。				ヤルインジ	ケータ指	針を読み,	エンドプレ
EXT,MED, FULL RETR 0 3 か所について 22.2 Nの圧縮荷重を加え、この点でダイヤルゲージ指針を"0"に合わせ、次に 22.2 N の引張荷重を加えた時のダイヤルインジケータ指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 試験方法としては、下記の①~⑤を行う。 でクチュエータ長さは 152.4 ± 0.51 mmのこと。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 N の助勢及び反抗負荷の両負荷条件において、アクチュエータを FULL EXT → FULL RETR)の が 表としては、アクチュエータを FULL EXT → FULL EXT	アクチュエータ出力					イを測定し	た結果下記	記の通りす	トベて仕様書
RETRの 3 か所について 22.2 Nの圧縮荷重を加え、この点でダイヤルゲージ指針を"0"に合わせ、次に 22.2 N の引張荷重を加えた時のダイヤルインジケータ指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流	シャフトの FULL					の要求条件	を満足した	t.	
### FULL RETR: 0.0406 mm    **To **To **To **To **To **To **To **T	EXT, MED, FULL					FULL EX	<b>CT</b> : 0.	0356 mm	
重を加え、この点で ダイヤルゲージ指針 を"0"に合わせ、 次に 22.2 N の引機 荷重を加えた時のダ イヤルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 電流は 2.0 A 以下,ストローク 試験方法としては、 下記の①~⑤を行う。 アクチュエータ長さは 152.4± ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータを FULL EXT→FULL RETR) ユータを FULL EXT→FULL EXT) ストロークを測定した結果、下記の通り 仕様書の要求条件を全て満足した。 89.0 N 助勢荷重時 速度: 2.92mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9mm アクチュエータ長さ: 152mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 連度: 2.82mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9mm アクチュエータ長さ: 152mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9mm	RETRの3か所につ					MED	<b>:</b> 0.	0356 mm	
<ul> <li>ダイヤルゲージ指針を*0 ** (こをわせ、</li></ul>	いて 22.2Nの圧縮荷					FULL RI	ETR: 0.	0406 mm	
を " 0 " に合わせ、 次に 22.2 N の引張 荷重を加えた時のダ イヤルインジケータ 指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 試験方法としては、 下記の①~⑤を行う。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータを FULL EXT→FULL R- ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ	重を加え、この点で								
次に 22.2 N の引張 荷重を加えた時のダ イヤルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷 - 速度 - 電流 ① 速度は 2.5 ~ 3.5 mm/sec - ストローク試験 電流は 2.0 A 以下,ストローク は 50.8 ± 0.762 mm, RETR時の 下記の①~⑤を行う。 アクチュエータ長さは 152.4 ± の.51 mmのこと。	ダイヤルゲージ指針								
荷重を加えた時のダ イヤルインジケータ 指針を読みとる。  5. 負荷一速度一電流 一ストローク試験 試験方法としては、 下記の①~⑤を行う。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータをFULL EXT → FULL EXT Tまで1サイクル させ、この時の速 度,電流、ストロークを測定した結果、下記の通り 仕様書の要求条件を全て満足した。 89.0N 助勢荷重時 速度:2.92mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストロークを測定した結果、下記の通り 仕様書の要求条件を全て満足した。 89.0N 助勢荷重時 速度:2.92mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク:50.9mm アクチュエータ長さ:152mm 電流:0.20 A 89.0N 反抗荷重時 速度:2.82mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) る、20 A 89.0N 反抗荷重時 速度:2.82mm/sec (FULL EXT→FULL RETR)	を"0"に合わせ、								
1 キルインジケータ 指針を読みとる。 5. 負荷一速度一電流 ① 速度は 2.5 ~ 3.5 mm/sec 電流は 2.0 A以下,ストローク 試験方法を用いて,速度,電流,ストロークを測定した結果,下記の通り 仕様書の要求条件を全て満足した。 アクチュエータ長さは 152.4 ± 0.51 mmのこと。 89.0 N 助勢荷重時 速度: 2.92 mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.23 mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さに 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→FULL EXT) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.02 mm/sec	次に 22.2 N の引張								
<ul> <li>指針を読みとる。</li> <li>5. 負荷一速度一電流         <ul> <li>一ストローク試験 電流は 2.0 A 以下, ストローク 試験方法としては, は 50.8 ± 0.762 mm, RETR 時の 計験方法としては, で記の①~⑤を行う。 アクチュエータ長さは 152.4 ± 0.51 mmのこと。</li> <li>取り口における 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件において, アクチュエータを FULL EXT→ FULL RETR) ストローク: 50.9 mm アクチュエータを FULL EXT→ FULL EXT) エータを FULL EXT→ FULL RETR→ FULL EXT で 1 サイクル させ, この時の速度, 電流, ストロ で 1 まで 1 サイクル させ, この時の速度, 電流, ストロ</li> <li>事度は 2.5 ~ 3.5 mm/sec</li> <li>(1) 左記の試験方法を用いて, 速度, 電流, ストロークを制定した結果, 下記の通り 仕様書の要求条件を全て満足した。 89.0 N 助勢荷重時 速度: 2.92 mm/sec</li> <li>(FULL EXT→ FULL RETR) ストローク: 50.9 mm 電流: 0.20 A</li> <li>89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec</li> <li>(FULL EXT→ FULL RETR) 3.02 mm/sec</li> </ul> </li> </ul>	荷重を加えた時のダ								
<ul> <li>5. 負荷-速度一電流 (1) 速度は 2.5 ~ 3.5 mm/sec 電流は 2.0 A以下,ストローク 試験 電流は 2.0 A以下,ストローク は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8±0.762mm,RETR時の は 50.8 ± 0.762mm,RETR時の は 50.8 ± 0.762mm,RETR時の は 50.8 ± 0.51 mmのこと。</li> <li>(1) 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータを FULL EXT → FULL EXT → FULL EXT ) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A</li> <li>(2) 20 A</li> <li>(3) 20 M 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT → FULL EXT →</li></ul>	イヤルインジケータ								
<ul> <li>エストローク試験 試験方法としては、</li></ul>	指針を読みとる。								
試験方法としては、 下記の①~⑤を行う。 ① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータを FULL EXT→FULL R- ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ、この時の速 度,電流、ストロ は 50.8±0.762mm, RETR時の アクチュエータ長さは 152.4± 0.51mmのこと。 89.0 N 助勢荷重時 速度:2.92mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.23mm/sec (FULL RETR→FULL EXT) ストローク:50.9mm アクチュエータ長さ:152mm 電流:0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度:2.82mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.02mm/sec	5. 負荷-速度-電流	① 速度(	\$ 2.5 ∼	3. 5 r	nm/sec	① 左記の	式験方法	を用いて,	速度,電流,
下記の①~⑤を行う。 ① 18VDCにおける ② 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチュエータをFULL EXT→FULL R- ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ を 152.4±	ーストローク試験	電流は2	2.0 A以	下,	ストローク	ストロー	クを測定	した結果,	下記の通り
① 18VDCにおける 定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチ ュエータを FULL EXT→ FULL R- ETR→ FULL EX- Tまで1サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ の.51mmのこと。  速度: 2.92mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.23mm/sec (FULL EXT) ストローク: 50.9mm アクチュエータ長さ: 152mm 電流: 0.20 A 89.0N 反抗荷重時 速度: 2.82mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.02mm/sec	試験方法としては、	は 50.8:	± 0.762	mm , ]	RETR時の	仕様書の	要求条件	を全て満足	とした。
定格負荷作動89.0 Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチ ュエータを FULL EXT→ FULL R- ETR→ FULL EX- Tまで1サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ を格負荷作動89.0 (FULL EXT→ FULL RETR) 3.23mm/sec (FULL RETR→ FULL EXT) ストローク: 50.9mm アクチュエータ長さ: 152mm 電流: 0.20 A 89.0N 反抗荷重時 速度: 2.82mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.02mm/sec	下記の①~⑤を行う。	アクチ:	ュエータ	長さり	す 152.4生	89.0N B	助勢荷重明	寺	
Nの助勢及び反抗 負荷の両負荷条件 において、アクチ ュエータを FULL EXT→ FULL R- ETR→ FULL EX- Tまで 1 サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ  3. 23 mm/sec (FULL RETR→ FULL EXT) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.02 mm/sec	① 18VDCにおける	0. 51 mr	mのこと	. 0		速度:	2.92 mm/	∕ sec	
負荷の両負荷条件 において、アクチ ュエータを FULL EXT → FULL R- ETR→ FULL EX- Tまで 1 サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ を (FULL RETR→ FULL EXT) ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.02 mm/sec	定格負荷作動89.0					(	FULL E	XT→FUL	L RETR)
において、アクチ ュエータを FULL EXT→ FULL R- ETR→ FULL EX- Tまで 1 サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ  ストローク: 50.9 mm アクチュエータ長さ: 152 mm 電流: 0.20 A 89.0 N 反抗荷重時 速度: 2.82 mm/sec (FULL EXT→ FULL RETR) 3.02 mm/sec	Nの助勢及び反抗						3. 23 mm,	/ sec	
フクチュエータ長さ: 152mm  EXT→FULL R- ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ, この時の速 度, 電流, ストロ  アクチュエータ長さ: 152mm 電流: 0.20 A 89.0N 反抗荷重時 速度: 2.82mm/sec (FULL EXT→FULL RETR) 3.02mm/sec	負荷の両負荷条件					(	FULL R	ETR→FUI	LL EXT)
EXT→FULL R- ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ, この時の速 度, 電流, ストロ  電流: 0.20 A  89.0N 反抗荷重時  速度: 2.82mm/sec  (FULL EXT→FULL RETR)  3.02mm/sec	において, アクチ					ストロ-	-ク: 50.9	mm	
ETR→FULL EX- Tまで1サイクル させ, この時の速 度, 電流, ストロ  89.0N 反抗荷重時 速度: 2.82mm/sec  (FULL EXT→FULL RETR)  3.02mm/sec	ュエータを FULL					アクチ=	エータ長	さ:152m	m
Tまで1サイクル させ、この時の速 度、電流、ストロ を	EXT→FULL R-					電流:	0. 20 A		
させ、この時の速 度、電流、ストロ (FULL EXT→FULL RETR) 3.02mm/sec	ETR→FULL EX-								
度,電流,ストロ 3.02mm/sec	Tまで1サイクル						•		_
	させ, この時の速					(F	TULL EX	r→FULL	RETR)
	度,電流,ストロ								_
ークを測定する。 (FULL RETR→FULL EXT)	<b>ークを測定する。</b>								L EXT)
ストローク: 50.7 mm						ストロ-	-ク:50.7	7 mm	

エルロン・ドループアクチュエータの試験結果(3)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	コータの試験結果(3) 試験結果
	1		~=		アクチュエータ長さ: 152mm
					電流: 0.28 A
					(FULL EXT→FULL RETR)
					0. 25 A
					(FULL RETR→FULL EXT)
② 28 VDC における	② 速度は	5.0	~ 5. 5	mm/sec	② 左記試験の結果は下記の通り仕様書の
定格負荷試験上記				ストローク	
①項に従って, 5				RETR時の	
サイクル作動させ				は152.4生	
る。	0. 51 mn				求基準を満足した。
			_	作動中アク	
				動,固着等	
	のないと				(FULL EXT→FULL RETR)
					5. 49 mm/sec
					(FULL RETR→FULL EXT)
					ストローク: 51.1 mm
					アクチュエータ長き: 152 mm
					電流: 0. 20 A
					89.0N 反抗荷重時
					速度: 5. 13 mm/ sec
					(FULL EXT→FULL RETR)
					5. 03 mm/ sec
					(FULL RETR→FULL EXT)
					ストローク: 50. <b>7</b> mm
					アクチュエータ長さ: 152 mm
					電流: 0. 28 A
					(FULL EXT→FULL RETR)
,					0. 25 A
					(FULL RETR→FULL EXT)
③ 29.5 VDCにおけ	③ 速度は	t 5. 3	~ 6. 5	mm/sec.	③ 左記試験の結果は下記の通り仕様書の
る定格負荷作動				ストローク	
上記電圧以外は	は 50.8 🖯	E0.76	2 mm,	RETR時の	
①の試験方法に従	アクチュ	ェー	・ タ長さ	は 152.4生	
って1サイクル作	0. 51 mn	nのと	٤.		(FULL EXT→FULL RETR)
動させる。			_ •		5. 87 mm/sec
					(FULL RETR→FULL EXT)
	İ				ストローク: 51.1 mm
					アクチュエータ長さ: 152 mm
					電流: 0.20 A
					89.0N 反抗荷重時
					速度: 5. 33 mm/sec
					ストローク: 50.7 mm
	l				

エルロン・ドループアクチュエータの試験結果(4)

試験項目及び試験方法	要	求 条	: 件	試 験 結 果
				アクチュエータ長さ: 152 mm
				電流: 0. 28 A
④ 最大負荷作動	④ 電流は	2.0 A以	下(26.7°C	こに ④ 最大負荷作動
印加電圧 18,	おいて)			左記の試験方法を用いて電流を測定し
28, 29.5 VDCにお				た結果,下記の通り仕様書の要求条件を
いて±1,330N(助				全て満足した。
勢及び反抗負荷)				18 V.DC 印加時電流: 0.38 A ~ 0.70 A
の負荷条件で作動				28 V.DC 印加時電流:0.40 A ~ 0.73 A
させる。				29.5 V.DC印加時電流: 0.40 A ~ 0.75 A
⑤ メカニカルスト	<b>⑤</b> ジャミ	ング又は音	部品の損傷	あの ⑤ メカニカルストップ
ップ 29.5 VDC, 無	ないこと	0		左記試験方法を用いて,試験を行った
負荷でメカニカル				結果ジャミング又は部品の損傷は無く仕
ストッパーに当て				様書の要求条件を全て満足した。
る。また 29.5 VDC				
で逆方向に作動さ				}
せる。これを5回				
行う。次に 29.5				
VDC, 1,330 Nの助				
勢負荷でメカニカ				
ルストッパーに当				
てる。また 29.5				
VDC, 反抗負荷で				
逆方向に作動させ				
る。これを5回行				
う。			·	
7. 断続作動試験	モータ,	アクチュコ	ロータに指	信傷 左記試験の結果はモータ,アクチュエー
試験方法としては、	のないこと。	•		タに損傷はなく,仕様書の要求条件を全て
アクチュエータの引込。				満足した。
突出作動の瞬間的な				
切換え作動を5回行				
う。				
8. 起動電流試験	定格負荷	電流の 10	00 % ( 10f	音) 左記試験結果は電圧印加後 0.3 sec 以内
試験方法としては、	以下のこと	o		に定常状態に加速され, 0.3 sec 点の電流
28 VDC ,無負荷にお	又電圧印	加後 0.3 s	sec 以内区	定 は定格負荷電流の 61% (EXT, RET方向共)
けるモータの起動電	常状態に加	速され,(	).3 sec 点	えの であった。
流を <b>測</b> 定する。	電流は定格	負荷電流の	D 150 %(	1.5 また起動電流も定格負荷電流の 464 %
	倍)以下の	د کی		(EXT 方向), 468 % (RET 方向 ),でい
				ずれも仕様書の要求条件を全て満足した。
総合判定	良	好		

## 3.2.7 エレベータ・フィールトリム・アクチュ エータ

本アクチュエータの開発技術試験は、下記の様 に行われた。

1) 適用仕様書(番号)及び仕様管理図

仕様書 アクチュエータ組立ーフィール トリム, (昇降舵)

仕様書番号 N2HR-1010A 仕様管理図 N21-97523

2) 実施場所

株式会社島津製作所 航空產機事業部 航空機器事業部

3) 実施期間

昭和57年2月25日 4) 試験項目及び試験順序

実施した試験項目は,表18に示す通りである。 以下に各試験結果<sup>28)</sup>の概要を示す。

表 18 エレベータ・フィールトリムアクチュ エータの開発技術試験項目

試験順序	試験 番号	試験項目	備考
1	1	外観構造検査	1
2	2	詳細要求性能試験	1
3	3	作動試験	1
4	4	ポジショントランスミッタ 試験	1
	5	最大静止負荷試験	省略
	6	高度試験	•
	7	高温試験	
	8	低温試験	
	9	塩霧試験	
	10	湿度試験	
	11	振動試験	
	12	耐久試験	
	13	無線妨害試験	
	14	防爆試験	省略

#### エレベータ・フィールトリムアクチュエータの試験結果(1)

試験項目及び試験方法	要求条件	試 験 結 果
1. 外観構造検査	外観,構造,材料,寸法,重量,	外観,構造,材料,寸法,重量,互换性,
試験方法としては、	互換性、仕上げ、表示およびワー	仕上げ、表示およびワークマンシップにつ
仕様書及び承認図の	クマンシップについて仕様書およ	いて仕様書および承認図と比較検査した結
要求条件に合致して	び承認図の要求に合致しなければ	果,要求条件を全て満足した。
いるかを検査する。	ならない。	·
. 2. 詳細要求性能試験	軸方向のあそびは 0.254 mm 以	左記の試験方法により軸方向のあそびを
2.1 軸方向のあそび	下であること。	測定した結果 0. 254 mmで仕様書の要求条
試験		件を満足した。
アクチュエータの		
エンドフィッティン		
グに圧縮及び引張り		
方向におのおの44.5		
Nの負荷を加えて軸		
方向のあそびを測定		
する。	<u> </u>	
2.2 作動電圧試験	異常なく作動すること。	アクチュエータに定格負荷 539 Nおよび
試験方法としては、		最大作動負荷 785 Nを加えて,20 V D C お
アクチュエータを定		よび30 V D C にて作動させた結果作動異常
格負荷, 及び最大作		は認められず、仕様書の要求条件を満足し
動負荷の状態で 20		た。
VDC及び 30 VDC に		
て作動させる。		

エレベータ・フィールトリムアクチュエータの試験結果(2)

試験項目及び試験方法	要求条件	試験 結果
2.3 オーバトラベル	<del> </del>	<del> </del>
の測定	であること。	した結果突出し方向で 0.330 mm 引込み方
試験方法としては、		向で 0. 279 mmであり、いずれも仕様書の
アクチュエータを無		要求条件を満足した。
負荷で30VDC にて		And the place of the
作動させオーバトラ		
ベル(アクチュエー		
タの電流をOFFにし		
てからのアクチュエ		
ータの惰走量)を測		
定する。		·
3. 作動試験		
3.1 無負荷作動試験	① 全ストローク作動すること。	① アクチュエータを18 VDCにて無負荷
試験方法としては、		で作動させた結果、全ストローク作動し、
① アクチュエータ		仕様書の要求条件を満足した。
を無負荷で 18VD		
Cにて作動させる。		
② 試験方法として	② ストローク,作動速度,作動	② 左記試験方法にて各要求事項を測定し
は、アクチュエータを	電流は以下の通りであることお	た結果以下に示す通りいずれも仕様書の
無負荷で 26 VDC	よび作動中に異常な騒音または	要求条件を満足した。
にて作動させる。	ひっかかりなどがないこと。	また作動中に異常な騒音またはひっか
	ストローク:	かりなども認められなかった。
	電気的突出し長さ	ストローク:電気的突出し長さ
	319.8 ~ 321.4 mm	320. 81 mm
	電気的引込み長さ	電気的引込み長さ
	282. 2 ~ 283. 8 mm	283. 22 mm
	作動速度:	作動速度:突出し方向 5.42mm/sec
	4.5 ~ 7.0 mm/sec	引込み方向 5. 24 mm/ sec
	作動電流: 1.1 A以下	作動電流: 0.85 A
3.2 負荷作動試験		
3.2.1 定格負荷作動	作動速度は2.5~4.3mm/sec	アクチュエータに 539 Nの定格負荷を加
試験	であること。また作動電流は 1.8	え, 26VDCにて 5サイクル作動させた結
試験方法としては、	A以下であること。	果,作動速度は突出し方向 3.73 mm/sec,
アクチュエータに定		引込み方向 3.66 mm/sec であり,また作
格負荷を加えつつ。		動電流は1.25 Aでいずれも仕様書の要求条
26VDC にて5サイ		件を満足した。
クル作動させる。		
3.2.2 最大負荷作動	全ストローク作動すること。	アクチュエータに 785 Nの最大作動負荷
試験		を加え、26VDCにて作動させた結果、全
試験方法としては、		ストローク作動し、仕様書の要求条件を満
アクチュエータを最		足した。
大負荷で26VDC に		
て作動させる。		

エレベータ・フィールトリムアクチュエータの試験結果(3)

#### 試験項目及び試験方法 件 要 來 条 試 結 果 ① アクチュエータを中立位置に ① アクチュエータを中立位置にした時の 4. ポジショントラン トランスミッタのピンEーG間の抵抗を した時トランスミッタのピンE スミッタ試験 測定した結果 1.48Ωであり、仕様書の要 ① 試験方法として - G間の抵抗は 5 Ω以下である は,アクチュエータを 求条件を満足した。 こと。 またピンD-E間,ピンD-F間およ またピンDーE間, ピンDー 中立位置(エンド フィッティング間 F間および E-F間の抵抗値は びE-F間の抵抗を測定した結果はそれ $\forall h$ 583.6 Ω, 583.0 Ω, 583.8 Ω $\tau$ , 600±150Ωでかつ3巻線間の 寸法310.2±0.5 かつ3巻線間の抵抗のバラツキも0.083 mm)にしてトラ 抵抗のバラツキは土1%以内で ンスミッタの各ピ あること。 %であり、仕様書の要求条件を全て満足 ン間の抵抗を測定 した。 する(下図参照)。 フィールドコイル 実出リミット 突出』 26VDC 引込t (-; ブレーキコイル 28VDC アクチェータ内部接続図 ② 試験方法として ② アクチュエータを中立位置よ ② ピンGーH間に28 VDCを加えた状態 は, アクチュエー り突出させた時ピンDーH間の でアクチュエータを中立位置より突出さ せた時ピンDーH間の電圧を測定した結 タを中立位置より 電圧はなめらかに増大し、完全 突出し位置での電圧は 20.6 ~ 果なめらかに増大した。また完全突出し 突出させてトラン 位置での電圧は 21.7 V でいず れも 仕様 スミッタのピンD 22.6 Vのこと。 - H間の電圧を測 また中立位置より引込めた時 書の要求条件を満足した。 ピンFーH間の電圧はなめらか 次にアクチュエータを中立位置より引 定する。 込めた時ピンFーH間の電圧を測定した に増大し, 完全引込み位置での また中立位置よ 結果なめらかに増大した。 り引込めてピンF 電圧は14.8~21.8 Vのこと。 また完全引込み位置での電圧は20.5V - H間の電圧を測 定する。 でいずれも仕様書の要求条件を満足した。 好 総合判定 良

#### 3.2.8 スロットル・ドライブユニット

本スロットル・ドライブユニットの開発技術試験は、下記の様に行われた。

1) 適用仕様書(番号)及び仕様管理図

.仕様書 THROTTLE DRIVE UNIT

仕様書番号 N2HR-1007A

仕様管理図 N21-97009A

2) 実施場所

東京航空計器株式会社 狛江工場 日本電子部品信頼性センター

3) 実施期間

昭和56年10月1日~昭和56年11月13日

4) 試験項目及び試験順序

実施した試験項目は、表19に示す通りである。

5) 一般試験条件

特記なき場合の試験条件は、表20に示す一般 試験条件に基ずく。

以下に各試験結果<sup>29)</sup>の概要を示す。

表 19 スロットル・ドライブユニットの 開発技術試験項目

	70303X103X14						
試験 順序	試験 番号	試験項目					
1	1	製品検査					
2	2	絶縁低抗及び耐電圧試験					
3	3	作動試験					
4	4	摩擦トルク試験					
5	5	クラッチ・ソレノイド作動試験					
6	6	スリップ・トルク試験					
7	7	電磁クラッチ・ブレークトルク試験					
8	8	バック・ラッシュ試験					
9	9	高温試験					
10	10	低温試験					
11	11	温度衝擊試験					
12	12	振動試験					
13	13	湿度試験					
14	14	耐久試験					

注:項目番号 2, 4, 5, 9, 10, 11 及び 13 については、クラッチパックのみを試験対象とする。

表 20 スロットル・ドライブユニットの 一般試験条件

		一般	試験条件						
(1) 核	票準制	大態							
(7)	温	度	23°± 10 ℃						
		度							
(ウ)	戾	<b>E</b>	$\frac{101 + 18.7 \text{ kPa}}{1}$						
(2) 青	(2) 試験条件公差								
M	温	度	± 3 °C						
(1)	時	間	規定以上						
(3)	ž	勢							
#	寺にま	規定し	しない限り下記姿勢にて実施する。						
2	重力方向 777777777777777777777777777777777777								
1			す通りとする。						

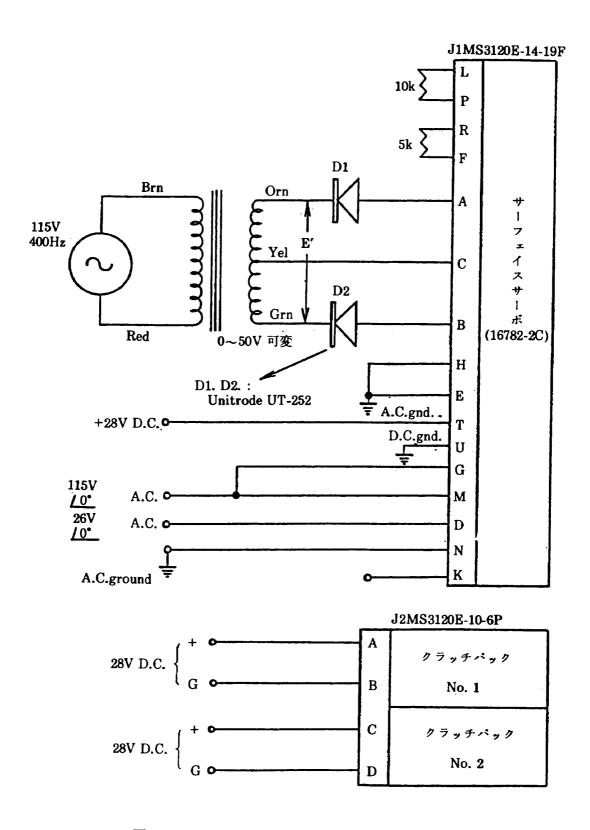


図59 スロットル・ドライブユニットの試験回路図

スロットル・ドライブユニットの試験結果(1)

試験項目及び試験方法	マースロットル・ドライフユニー 要求条件	
1. 製品検査		武 験 結 果 (1) 外観, 構造, ワークマンシップ, マーキ
ご 袋叩快宜   試験方法としては、		(1) 外観・構造、ソークマンシック、マーキ ング・寸法(図 35 参照)
供試体の外面に有害	等が適用仕様書及び承認図の	良好
な割れ、きず、さび	_	
等がないか、またワ	女が事項を開定すること。	(2) <b>質</b>
ークマンシップ,マ		754.
ーキング、寸法、質		5.8 (MAX) 4.61
量等が適用仕様書。		サーボモー 3.9 (MAX) 3.85
仕様管理図及び承認		9部 3.3 (MAX) 3.66
図と合致しているか		
検査する。		
2. 絶縁抵抗及び耐電	(1) 絶縁抵抗	 良 好
圧試験	絶縁抵抗は 10MΩ以上で	
試験方法としては、		要求值 測定直
(1) 絶縁抵抗につい		10MΩ以上 ∞
ては図59のコネクタ		
-J2のBとDを結ん		
だものとクラッチパ		
ックのボディ間に直		
流 200 VDCを 5 秒間		
加え、絶縁抵抗を測		
定する。		
(2)の耐電圧は上記の	(2) 耐電圧	(2) 耐電圧
直流を交流(50Hz)	交流漏洩抵抗は 200 ΚΩ	要求值 測定值
300 VACに変え, 5	以上であること。	200ΚΩ以上 100ΜΩ
秒間加え、交流漏洩		
抵抗を測定する。		
3. 作動試験	プーリの出力軸回転数は両回	良 好
試験方法としては、	転方向共に8rpm以上である	(1) プーリの回転数
クラッチパックの各	<i>د</i> کی	(r/min)
プーリに 569 Ncm以	また回転はスムーズであり有	規格値 回転方向 測定値
上の負荷を加え、図	害な振動や異常音等が無いこ	8以上 CW 10.9
63の試験回路の通り,	٤.	CCW 10.9
電圧を印加する。		(2) プーリの回転状況
コネクタ $J_1$ の $A-B$		規 格 回転方向 結 果
間電圧Eの位相を<		プーリの回転はス CW 良 好
0°± 5°及び∠180°±		生た垢動の異党会
5 にすることにより		等がないこと CCW 良好
プーリの回転方向を		
時計方向又は反時計		
方向に作動させ、こ		
のプーリの出力軸回		

## スロットル・ドライブユニットの試験結果(2)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件		試	験	結	果	
転数を測定する。										
E' = 400 H z, 43.5V										
∠0°又は∠180°										
4. 摩擦トルク試験	プーリに	はスムー	ーズに	回転する			良	好		
試験方法は,シャ	ح کی				(1)	プーリの回	回転状況			
フトを固定した状態	各プー!	)を回転	いさせ	るのに要		プ ー	IJ	規 格	結 果	
でクラッチパックの	するトル	レクはコ	19. 6 N	cmを越			タ側	プーリに	良好	
各プーリを回転させ	えないさ	٤٤.						スムース	<u>`</u>	
る。						モータから	遠い側	30 E	良好	
また,各プーリを回					(2)	プーリを回	回転させる	るのに要す	ーるトルク	
転させるのに要する									(Ncm)	
トルクを測定する。						プ ー	IJ	規格値	測定值	
ļ						£ -	タ側	10 651	2. 55	
						モータから	遠い側	19.6以	1. 27	
5. クラッチ・ソレノ	(1) J;	· クタ。	J 2の	ピンA-			 良	 好		
イイド作動試験	•			直流 22	100	② クラッカ	-	-	th	
試験方法としては、				き,シャ		プ ー		結	果	
① 図59の試験回路	フトィ	と各プ・	ーリは・	一体で回		ŧ -	タ側	良	好	
のコネクタJ2のピ		ること。				モータから	遠い側	良	好	
ンA-B及びC-D	② 印力	加電圧を	& 5 VI	)Cに減じ	<b>'</b>					
間に直流22VDC を	たと	き,各7	プーリ	とシャフ	3	クラッチ	・ソレノ	イドの消費	貴電流	
印加して試験する。	トの#	告合がタ	外れる	てと。					(A)	
② 上記印加電圧を	③ ピ:	∨ <b>A</b> − 1	B及び	C-D間		プ ー	IJ	測	定値	
5 VDCに減じて試験	に流れ	れる電視	<b>売は 0.</b>	5Aを越	モ - タ 側		0. 31			
する。	えなし	いとと。	•		モータから遠い側		う遠い側	0. 31		
③ 上記印加電圧を	l								<b></b>	
28 VDC に印加して <b>,</b>	ı									
A - B 及び C - D間	l									
に流れる電流を測定	l									
する。	L _									
6. スリップ・トルク	各プー	リをオー	ーバラ	イドする			良	好		
試験	のに要っ	するトル	レクは	1,030 $\pm$	1	プーリの	スリップ	トルク		
ì						プーリ	要求何		測定値(Nom)	
クラッチパックのシ	スリップ	プ・トノ	レク調	整ナット			( Ncr	n) 方向	(Ncm) 994	
ャフトを回転しない				ときの各				CW	1	
様に固定し,図59の	プーリ	をオーノ	バライ	ドするの		   モータ (	則		973	
試験回路のコネクタ	に要すん	るトル:	クは34	I3 Ncm以				CCW	1, 060	
J 2のピンA-B及	下及び	1,130 N	cm 以	上である			1,030	0	1, 038	
							±9	OB CW	1, 016	
び C - D間に直流 28	てと。						1	CVV	1,010	
び C - D間に直流 28 VDCを印加する。	ا کای					モータかい 遠い(		ccw	1, 060	

## スロットル・ドライブユニットの試験結果(3)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	T	試	 験		 果
ーリをオーバライド					(2)	プーリの			周整(ゆるめる)
するのに要するトル	}					プーリ	要求		<del></del>
クを測定する。	!					7-9	(Ncr		
② スリップ・トル									30. 4
ク調整ナットを極端								CM	28. 4
にゆるめた時のオ						モータ	剛		45. 1
バライドに要するト						<u> </u>	343 以	F CC	W
ルクを測定する。						T 71	$\dashv$	CW	
③ スリップ・トル						モータか 遠い(	-	cc	
ク調整ナットを極端								1 00	20. 4
にしめつけオーバラ					3	プーリの	スリップ	トルクi	関整(しめる)
イドするのに要する						プーリ	要求		
トルクを測定する。						<u> </u>	(Ncn		
なお、スリップトル						モーター	則	CW	1 100 U
クの測定はプーリの							1, 13	L -	W 上でスリ
両回転方向について						モータかい 遠い(	<b>5</b>	CN	<del> </del>
各々3回づつ測定す						<u> </u>	**************************************	CC	<u>w </u>
る。									
7. 電磁クラッチ・ブ	クラッチ	· /% »	クの電	[磁クラ			良	好	
レークトルク試験	ッチ・フ	・レーク	7 - トハ	クは下	(1)	モータ側で	プーリ		
試験方法としては、	表値を満	足する	らてと。						(Ncm)
クラッチ・パックの	印加電	正軍	直磁クラ	ッチ		印加電圧	要求値	回転	測定値
シャフトを回転しな	(VDC		ブレー ルク(			(VDC)		方向	
い様に固定にスリッ	22	— <del>      </del>		以上		22	834	CW	1,180でクラッチはブレー
プトルクを最大値に	24		1, 030				以上	CCW	クアウトせず。
調整する。図59のコ	25		1, 130			24	1, 030	CW	//
ネクタJ2のピンA						24	以上	CCW	"
-B, C-D間に22							1, 130	CW	"
VDC, 24VDC及び25						25	以上	CCW	"
VDCの各電圧を印加					!	L	L		
し、各々の場合につ					(2)	モータから	ら遠い側(	のプーリ	l
いて,プーリにトル									(Ncm)
クを加えて、電磁ク						印加電圧	要求値	回転	測定値
ラッチのブレーク・						(VDC)		方向	
トルクを測定する。						22	834		1,180でクラ ッチはブレ
ただし、各印加電					]	22	以上		ークアウト せず。
圧において電磁クラ							1 000	CW	11
ッチが要求以上のト						24	1, 030 以上	CCW	"
ルクでブレークしな								CW	"
い場合, 試験トルク						25	1, 130 以上	CCW	"
は1,180Ncm を上限								CCYV	"
とする。									

## スロットル ドライブユニットの試験結果(4)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件	試 験 結 果
ブレーク・トルク					
の測定はプーリの両					
回転方向について各					
々3回づつ測定する。					
8. バックラッシュ試	バック:	ラッシュ	40m	VAC以下	良 好
験	のこと。	1			(単位 mVAC)
試験方法としては、	(ピン)	R – F 🏗	引のナ	ル点位置	プーリ 要 求 値 測定値
図59のコネクタJ1	での出え	カ電圧の	の差)	•	モータ側 6
のピンU-T間に28					モータから 40 以下 2.5
VDC, D-E間に400					遠い側
Hz, 26 VAC 印加し、					
R-F間に5KΩの	ļ				
負荷をかけプーリを					
回転させる。					
RーF間の出力電圧					
がナル点となった時					
の値を側定しその位					
置からさらにプーリ					
を10°回転させた後,					
再びもとのナール点	l				
位置に戻してRーF	,				
間出力電圧を測定す	}				
る。なお、本試験は					
各プーリについて実					
施する。					
9. 高温試験	1			トルク試	良 好
試験方法としては、	験の	要求を流	満足す	るとと。	(1) 摩擦トルク試験
クラッチパックのシ					① プーリの回転状況
ャフトを回転しない	ĺ				プーリ 要求条件 結 果
ように固定し, 図59					モータ側 プーリはスム 良好 ーズに回転す
のコネクタJ2ピンA	1				モータから   ること   良好
-B及びC-D間に	1				
直流30VDCを印加す					② プーリを回転させるのに要する
30					トルク
上記の状態でクラ					( Ncm )
ッチパックを周囲温					プーリ 要 求 値 測定値
度+71°Cに5時間放					モータ側 19.6以下 2.16
置する。その後,と					<del>  E - 9 h 6                                  </del>
の状態で次の試験を					遠い側
実施する。					
(1) 試験項目4の摩	}				
擦トルク試験	<u>}</u>				

## スロットル・ドライブユニットの試験結果(5)

試験項目及び試験方法	要	求	<del></del>	件		試		<del></del> 験	結		<del></del> 果
(30 VDC, OFF)											
(2) 30 VDCをON に	(2) オ	ーバライ		トルクは	(2)	スリップ	゚トル	ク試験	<del></del>		
し,オ・バライド	785~	~ 1, 180 N	Vcm以	内にある		① プーリ	のス	リップ	プトル	1	(Ncm)
トルクを測定する。	ے کے	0				<u> </u>		-			
また、電磁クラッ	ま	た電磁ク	フラッカ	チが外れ		プーリ	l	要求	値	回転方向	測定値
チが外れたり,す	たり,	すべり	が生し	じないと							908
べりが生じないこ	ا که									CW	887
とを確認する。	1					モータ	側		f		922
本試験はクラッ	}									CCW	1
チパック単体にて	,							785	}		908
実施する。								~1,	180	CW	1
						モータか	-		-		908
						遠い	側			CCW	926
					l						917
					(2	電磁ク	ラッ	チがタ	れた	b, 3	すべりが生
						じないこ					
						ŧ -	g	側	良	. <b>4</b>	子
						モータか	ら遠	い側	良	, ģ	<b>3</b>
10. 低温試験	(1) 試馬	———— 検項目	4.摩携	ミトルク		<del></del>		———	 好		
試験方法としては、	試験の	の要求条	件を清	足する	(1)	摩擦トル	ク試	験			
上記の高温試験と同	دځه	•		Ì	(I	) プーリ	の回	転状沉	1		
じ状態のクラッチパ	たナ	どし各フ	゚ーリを	と迂回		プーリ	T	要	求条件	#	結果
ックを周囲温度-54	せるの	のに要す	るトル	ク 58.8		モータ	1				良 好
℃に 5 時間放置する。	Ncm₹	を越えな	いてと	-0		モータか	ワー	ズに回	転す	ると	良好
但し、印加電圧は22	İ				1	遠い	<b>則</b>	 F			X X)
VDCとする。					<b>(2</b>	プーリ	を回	転させ	るの	に要す	<b>た</b> る
その後,この温度						トルク			<b>J</b> 12	🗢 🤈	
で次の試験を実施す										(	(Ncm)
る。					ſ	プーリ	T	要	求	値	測定值
(1) 試験項目4の摩					1	モータ	則				11.8
擦トルク試験( 22						モータか	-	58	.8以	1	9.8
VDC, OFF)					L	遠い	則上				9.6
(2) 印加電圧を25 V	(2) オー	 -バライ	ド・ト	ルクは	(2)	スリップ	トル	ク試験			
DCとして、オー		1,180 N				・ プーリ( )				ク	
バライド・トルク		こと。ま		- 1	_						Ncm)
を測定する。		れたり		1	ſ	プーリ	要	求値	回転		定値
また、電磁クラ		،دکی			-		<u> </u>	- 1122	方向	╁	
ッチが外れたり、		•				モータ側		+	CW	+	5~843
すべりが生じない				{	-	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	58 ∼	8 1,180	CCW	+	7~863
ことを確認する。						モータか ら遠い側		1,100	CW	<del>}</del>	7~863
なお,本試験は,				}	L	り及り関			CCW	90	8~887

施する。

## スロットル・ドライブユニットの試験結果(6)

試験項目及び試験方法	要	求	条	件		武	験	結	果	
クラッチパック単					② 電	磁ク	ラッチがタ	外れたり	り,すべり	りが生
体にて実施する。					じな	いと	とを下記の	の通り	崔認した。	
					ŧ	_	タ 側	良	好	
					モ	タか	ら遠い側	良	好	
11. 温度衝擊試験	温度衝擊	試験終	了後,	下記試			良	好		
試験方法としては,	験項目の:	各要求	条件を	満足す						
図48に示した様に下	ること。									
記の手順で行う。	· 									
1) 非励磁状態のク										
ラッチパックを周				レク試験	•					
囲温度+71℃で4		①		リの回転	云状况 —————					
時間放置する。			プーリ		要求条件		結果			
2) その後。クラッ		<b>⊢</b>	E - 8		プーリはスム くに回転する		良好			
チパックを5分間		1	モータオ 漬し	からして			良好			
以内に周囲温度 -	İ	L_	<u>X</u> E.V	1943						
54℃の状態へ移し.		2	プーリ	りを回転	こさせるのに	と要す	- る			
4 時間放置する。			トルク	7						
3) その後, クラッ						(	Ncm)			
チパックを 5 分間			プー	)	要求值	直	測定值			
以内に周囲温度+		न	ヒータ	側	19. 6以下	''	29. 4			
71℃の状態へ移し,		न	モータカ	-	15.0以		29. 4			
4 時間放置する。		L		・側						
4) 上記の(2)→(3)→										
(2)項を1回繰返す。				<del></del>						
5) クラッチパック		(2)	クラッ	ッチ・ン	/レノイド4	乍動討	験			
を標準状態に戻し、		(1	) クラ	ラッチ・	ソレノイ!	ド作動	b	<b>_</b>		
放置し安定させる。			プー	- I)	要求条	件	結果	1		
6) 試験は下記項目					22VDCを					
について実施する。			モー	タ側	たとき, <sup>5</sup> トと各プー		1 - 14			
(1) 摩擦トルク試験				· .	一体で回転	まし 5	·	-		
(2) クラッチソレノ			チー	8 10 2	VDCに印か とき各プー					
イド作動試験					シャフトの					
(3) スリップトルク					が外れると	د ک				
試験		C.	n /1 =	うぃチ.	・ソレノイ:	ドハツ	<b>. 弗</b> 雷冻			
(4) 電磁クラッチ・		(a	9 77	· // / •	1011	・ツ作	引貨 电灰(A)			
ブレーク・トルク			プー	- y	要 求	估	測定値	7		
試験				タ側	女水	但	0.31	-		
(5) バックラッシュ				タから	يا 5. 0.	以下		-		
試験			l	をい側し			0. 32	_		
尚本試験はクラッ		,						_		
チパック単体にて実										

スロットル・ドライブユニットの試験結果(7)

試験項目及び試験方法	要求	レ・ドライブ <del></del> 条 件	1	試	<del>'''</del> 験	結		果
試験項目及び試験方法	(3) スリップ			<u> </u>	<b>一次</b>	和日	<del></del>	<u>术</u> _
		・ルノ試験 のスリップ!	ルク	② プー	- II M =	ر دالع	プトルク	ク調教
	<del> </del>	要求值 回転	<del></del>	_	ッシィ うるめる		, , , ,	/ D/9 31E.
	プーリ	(Ncm) 方向	(Ncm)			東求値	回転	測定值
	T 72	CW	1,016	プー	- 1) (	Ncm)	方向	(Ncm)
	モータ 側	00	1,080				CULT	216
		1,030 CC	1,060	ŧ-	- 9	!	CW	207
		981	1,040	側				245
	モータ	CW	1,020		3	43	CCW	207
	から遠    い側		1,040			以下		242
		CC	V / 1,020	- E	- 9		CW	<i>₹</i> 233
	<u> </u>		1,020	からい側				260
				l c.fa	ן ני		CCW	1
		- u 0 .		<u> </u>				251
	_	のスリップト	ルク					
	<u> </u>	しめる)	Maria de de					
		要求値   回転 (Ncm)   方向						
	モータ	CW	1,180					
		1,130 CC						
	モータ から遠	以上CW	スリッ     プせず					
	い側	CCT	V / E 9					
	(A) =====		A 1 A 54				<del></del>	
	(4) 電磁クラ		クトルク試	験			,	(BT )
	① モータ	関ノーリ <del>T</del>	T	<del></del>				(Ncm)
	(VDC)	要求值	回転方向		測	定	値 	
	22	924 N. L	CW	1,180	でクラッ	チはフ	・レーク	アウト
	22	834 以上	CCW	せず				
	24	1.030 以上	CW			"		
		1,,,,,,	CCW	<u> </u>		"		
	25	1,130 以上	CW	<u> </u>		"		
			CCW					
	<ul><li>② モータ:</li></ul>	から遠い側ブ	_ IJ				(	(Ncm)
	印加電圧	T	<del></del>	T	Jani			7
	(VDC)	要求值	回転方向	-	測	定 ——	値 ———	
	22	834 以上	CW		でクラッ	チはフ	・レーク	アウト
			CCW	せず				
	24	1,030 以上	CW	+				
			CCW	<del> </del>			<del></del>	
	25	1,130 以上	CW	-			<del></del> -	
			CCW	1				

#### 航空宇宙技術研究所資料 574号 158 スロットル・ドライブユニットの試験結果(8) 試験項目及び試験方法 果 要 求 条 件 試 験 結 (5) バックラッシュ試験 (mVAC)測定值 要求値 Ŧ 24 側 40以下 モータから遠い側 24 12. 振動試験 振動試験終了後、下記の試験 良 好 試験方法としては、を実施し各要求条件を満足す (1) 作動試験 クラッチ・パックに ること。 ① プーリの回転数 サーボモータを装置 (r/min) し, 正規の取付状態 要求值 回転方向 測定値 を模擬する試験治具 CW 12 8以上 に固定して行う。 **CCW** 12 試験中は試験項目 ② プーリの回転状況 3と同様の電源を印 要求条件 回転方向 結果 加し, プーリを無負 プーリの回転はス CW 荷で作動させる。 良好 ムーズであり有害 1) 共振 な振動や異常音等 CCW 良好 がないこと 供試体の相互に 直交する軸の各々 (2) 摩擦トルク試験 に沿って周波数5 ① プーリの回転状況

~500 Hz 全 振巾 0914 mm(周波数 範囲 5~73.95 Hz) 及び最大加速度 98.1 m / sec (周波

数範囲73.95~500

Hz)の振動を与え て, 供試体の共振 点を調査する。

次に、各軸の共 振点において, 上 記の振動を1時間

各軸に共振点が 2つ以上ある時は,

最も厳しいと考え

られる共振点で1 時間あるいは最も 破損しやすいと考 えられる数点(4 点以内)に分けて

加える。

プーリ	要求条件	結果
モータ側	プーリは	良好
モータか ら遠い側	スムーズ に回転す ること	良好

② プーリを回転させるの に要するトルク (Ncm)

(110.11)						
プーリ	要求条件	測定值				
モータ側	10 ch T	1.77				
モータか ら遠い側	19.6以下	1.77				

(3) クラッチ・ソレノイド作動試験

① クラッチ・ソレノイド作動

プーリ	要求条件	結果
モータ側	22 VDCを印加 したとき,シ ャフトと各プ ーリは一体で	良好
モータか ら遠い側	回転し,5VDC に減じたとき キフトの結合 が外れること	良好

② クラッチ・ソレノイドの消費

電流

(A)

		. <u> </u>
プーリ	要 求 値	測定値
モータ側	O.E.N.T.	0.3
モータか ら遠い側	0.5以下	0.3

#### スロットル・ドライブユニットの試験結果(9)

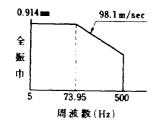
件

# 試験項目及び試験方法 各々30分間づつ実 施する。

共振点が見出せ

ないときは全振巾

0.914 mmで最大加 速度98.1 m/secに 対応する周波数で 2時間実施する。 2) サイクリング 供試体の相互に 直交する3軸の各 方向に周波数が5 Hz~500Hz まで 15分の周期で変化 し,全振巾 0.914 mm(周波数範囲 5~73.95 Hz)及 び最大加速度 98.1 m/sec(周波数範 囲73.95~500 Hz) の振動を各軸につ いて1時間加える。 尚,振動レベル



は下図に示す通り

である。

以上の試験終了 後,下記試験項目 を実施する。

- (1) 作動試験
- (2) 摩擦トルク試
- (3) クラッチ・ソ レノイド作動試 験
- (4) スリップトル

## 求 (4) スリップトルク試験

プーリのスリップトル

条

プーリ	要求値 (Ncm)	回転方向	測定値 (Ncm)
モータ側		CW	1, 003 <i>(</i> 1, 000
て一ヶ側	1, 030	CCW	1, 003 ≀ 995
モータか	±98.1	CW	994 ≀ 990
ら遠い側		CCW	994 ≀ 990

# ② プーリのスリップトルク調整 (ゆるめる)

プーリ	要求値 (Ncm)	回転方向	測定値 (Ncm)
+ <i>h</i> /1218		CW	277 { 270
モータ側	343	ccw	246
モータか	以下	CW	217
ら遠い側		ccw	225

#### ③ スリップトルク調整(しめる)

プーリ	要求値 (Ncm)	回転 方向	測定値 (Ncm)
<b>エーカ 個</b> 1		CW	1,180
モータ側	1, 130	CCW	以上で
モータか	以上	CW	スリッ
ら遠い側		CCW	プせず

## (5) 電磁クラッチ・ブレークトル ク試験

結

① モータ側プーリ

験

試

(Ncm)

果

印加 電圧 (VDC)	要求直	回転方向	測定値		
22	834	CW	1,180でク ラッチは プレーク		
22	以上	CCW	アウトせず		
	1, 030	CW	//		
24	以上	CCW	"		
25	1, 130	CW	II.		
25	以上	CCW	"		

## ② モータから遠い側のプーリ

(Ncm)

印加 電圧 (VDC)	要求値	回転方向	測定値		
22	834	CW	1,180でク ラッチは ブレーク		
22	以上	CCW	アウトせず		
24	1, 030	CW	//		
24	以上	CCW	//		
25	1, 130	CW	"		
25	以上	CCW	"		

#### (6) バックラッシュ試験

(mVAC)

プーリ	要求值	測定值		
モータ側	40以下	11.3		
モータから 遠い側	40以下	16. 5		

#### スロットル・ドライブユニットの試験結果(10) 試験項目及び試験方法 要 求 条 件 験 結 果 ク試験 (5) 電磁クラッチ ・ブレークトル ク試験 (6) バックラッシ ュ試験 13. 湿度試験 湿度試験終了後、下記の試験 好 試験方法としては、 を実施し各要求条件を満足す (1)摩擦トルク試験 クラッチパックを試 ること。 プーリの回転状況 験槽に入れ, 2時間 プーリ 要求条件 結果 で温度+70℃±2℃. プーリはスムー モータ側 良好 ズに回転するこ モータから 相対湿度95±5%に 良好 Ł٥ 遠い側 し、6時間放置する。 その後、槽の熱源を ② プーリを回転させるのに要するトルク 断にし, そのままの (Ncm) 雰囲気で16時間放置 プーリ 測定值 要 求 値 する。槽内は38℃以 | (2) クラッチ・ソレノイド モータ側 2.94 19.6以下 下まで冷却されると 作動試験 モータから 2.45 相対湿度は100%に達 ① クラッチ・ソレノイド 遠い側 する。 作動 プーリ 上記のサイクルを 要求条件 結果 5回繰返した後、ク 22 VDCを印加 したとき,シ モータ ラッチパックを槽外 良好 ャフトと各プ 側 ーリは一体で に取り出し, 試験項 回転し、5 VDC 目4~8の下記試験 に**減**じたとき 各プーリとシ モータ を実施する。 から遠 良好 ャフトの結合 (1) 摩擦トルク試験 い側 が外れること。 (2) クラッチソレノ ② クラッチ・ソレノイド イド作動試験 (3) スリップトルク試験 の消費電流 (A) (3) スリップトルク プーリのスリップトルク

- 試験
- (4) 電磁クラックブ レークトルク試験
- (5) バックラッシュ 試験

尚,本試験はクラ ッチパック単体にて 実施する。

プーリ	要求直	測定值		
モータ側	0.5	0.31		
モータから 遠い側	以下	0.31		

プーリ	要求値 (Ncm)	回転 方向	測定値 (Ncm)
モータ側		CW	1, 020 <i>(</i> 1, 010
т — У <sub>[[]]</sub>	1, 030	CCW	1, 080 <i>\\</i> 1, 060
モータから 遠い側	±98.1	CW	1, 040 <i>\{</i> 1, 020
		CCW	1, 040 <i>\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\\</i>

#### スロットル・ドライブユニットの試験結果[1]

試験項目及び試験方法	要求	<del></del> 条	件		試		——— 験	結	 果
<b>网象项目及UM最为</b> 在	<del> </del>	<u>・・・</u> リのスリ・		1	P.		<del></del>		
		(ゆるめん			(4) 1	【磁ク	ノラッチ	・ブレ	-クトルク
	プーリ	要求値 (Ncm)	回転方向	測定値 (Ncm)		験	- タ側プ	0	(2.2
		(4,5,5)	731.3	191	_		- ア (A) /	— ·)	(Ncm)
	モータ側		CW	∤ 186	貫	D加 【王 (DC)	要求值	回転方向	測定値
	J Deg	343	ccw	202 ∤ 191			834	CW	1, 180でクラ ッチはブレ
		以下	CW	206		22	以上	CCW	ークアウト せず
	モータか ら遠い側			201		24	1, 030	CW	"
	り遠い側		ccw	219 (			以上	CCW	"
		1	LL	213		25	1,130 以上	CW	"
	③ スリッ						\ \times_+	CCW	"
	プーリ	要求値 (Ncm)	回転 方向	測定値 (Ncm)	2	モー	タから	遠い側の	
	モータ側		CW	1, 180				<b>,</b>	(Ncm)
	モータか	1, 130 以上	CCW	以上で スリッ プせず		D加 (正) DC)	要求值	回転 方向	測定値
	ら遠い側		CCW	7 ਦ 9		22	834 以上	CW	1,180でクラ ッチはブレ ークアウト
					-			CCW	せず
						24	1, 030	CW	"
						٠ ·	以上	CCW	"
	 					25	1, 130	CW	"
							以上	CCW	"
					(5)	ミック	ラッシ	ュ試験	(mVAC)
					<u> </u>	プー		要求何	<del></del>
					<b>—</b>		タ側	40以	F 22
					₹		からしい側し		22
					<u> </u>	~			
14. 耐久試験	耐久試験終了	<b>後,下記</b>	 の試験	1					
試験方法としては、	を実施し各要	求条件を	満足す	(1) f	乍動試験	È			
供試体に試験項目3	ること。			1	プーリ	の回	]転数		(r/min)
と同様の電圧及びプ	また試験終了	後,供記	【体締結		要求值	1	回転力	5向	測定値
ーリの負荷を加え,	部のゆるみ、	過大な角	<b>悸耗</b> ,そ		8以上	_	CW		11.36
下表に示す作動範囲	の他機能に影	/響を及ば	ます著し				CC	w	10.35
及びサイクル数だけ	い劣化がない	いてと。						•	
44441-16-51	1			1					

連続的に作動させる。

## スロットル・ドライブユニットの試験結果[12]

試験項目及び試験方法	要	求	条	件		試	験	結	果
以上の試験終了後、			<u> </u>	ーりの回	1年42				
試験項目3~8の下				ーりの回 要求条 <sup>,</sup>		回転方向	句 結果	1	
記試験を実施する。			プー	サの回転					
(1) 作動試験			ーズ	であり,	有害な	CW	良好		
(2) 摩擦トルク試験			振動しいる	や異常音と。	1等がな	CCW	良好		
(3) クラッチ・ソレ			<u> </u>			<b>1</b>		1	
ノイド作動試験									
(4) スリップトルクー				<del></del> -					
試験		•		トルク記					
(5) 電磁クラッチ・				ーリの回	<del>,</del>			1	
ブレークトルク試			<u> </u>	<u>- 'J</u>	要表	<b>求条件</b>	結果	}	
験 (6) バックラッシュ			<b></b>	- タ側		はスムース	ズ 良好_	}	
(6) ハックラッシュ 試験				タから 遠い側	に回転す	すること	良好		
一			L		1			1	
世 供試体を分解検査し、			_		回転させる	るのに要す			
締部のゆるみ、過大				ルク	T		(Ncm)	7	
な摩耗、その他機能			<b></b>	<u>'- ')                                  </u>	要交	求 値	測定値	-	
に悪影響を及ぼす著			<del> </del>	- 夕側	19.	.6以下	1.47	-	
しい劣化がないこと			1	タから 遠い側		l	1.27		
を確認する。			L		L			J	
作動範囲及びサイクル表									
CASE 1 2									
作動範囲	<del></del>			<u> </u>					
(プーリの  ±80   ±40      回転角		(3)	クラ	ッチ・ン	ノレノイコ	ド作動試験	検		
サイクル 20,000 80,000			1) 1	ラッチ・	・ソレノイ	1 ド作動			
備考注記参			プ	'— リ	要表	求条件	結果	]	
3			E	. <i>1</i> 5 .4911	l .	を印加した	1		
注:CASE 1 の場合			+ -	- タ 側	各プーリ	ンャフト。 リは一体で	で		
プーリが+800及び				<u> </u>		5VDCにか き各プー!		]	
ー80回転した位置				タから 遠い側	とシャン	フトの結合			
で供試体への電源 をいったんOFFに			L		が外れる	<u> </u>		]	
した後、再びON			<ul><li>2</li><li>2</li></ul>	ラッチ・	・ソレノ	イドの消費	費電流		
にして逆転作動に							(A)		
入るものとする。			プ	· — リ	要多	求 値	測定値	]	
			£ -	- タ 側		: N F	0.31	]	
				タから	0.8	5以下	0.31	}	
			<u>L</u>	遠い側	<u></u>			j	

## スロットル・ドライブユニットの試験結果(13)

#### 試験項目及び試験方法 試 果 求 条 件 験 結 (4) スリップトルク試験 プーリのスリップトルク (5) 電磁クラッチ・ブレークトルク 試験 (Ncm) モータ側プーリ 回転 (Ncm) プーリ 要求值 測定值 方向 印加 回転 1,020 要求値 電圧 測定値 方向 CW (VDC) 7 1,010 1, 180でク モータ側 1,040 CW ラッチは 834 ブレークア **CCW** 22 以上 1, 030 1,030 **CCW** ウトせず。 $\pm 98.1$ 1,040 CW " CW 1,030 24 1, 030 以上 モータか **CCW** ら遠い側 1,020 CW CCW " 1, 130 25 1,010 以上 **CCW** ② プーリのスリップトルク ② モータから遠い側のプーリ 調整(ゆるめる) (Ncm) 回転 要求值 測定值 プーリ 印加 (Ncm) 方向 (Nam) 回転 要求値 測定值 電圧 方向 CW 43.1 (VDC) モータ側 CCW 52.0 1,180でク CW 343 ラッチは 104 834 ブレークア 22 以下 CW 以上 ウトせず。 モータか CCW 99.8 ら遠い側 **CCW** 82.4 CW 1,030 24 以上 **CCW** # ③ スリップトルク調整(しめる) 要求值 回転 測定值 CW " プーリ 1, 130 (Ncm) (Ncm) 方向 25 以上 **CCW** " CW 1, 180 モータ側 CCW 以上で (6) バックラッシュ試験 **ュ**リッ **CW** モータか プせず (mVAC) ら遠い側 **CCW** プーリ 測定值 要求值 モータ側 1.5 40以下 モータか 2.5 ら遠い側 (7) 試験終了後の分解検査 試験終了後,モータから遠い側のクラッチパック及びサーポモー タ部を分解し各部品に対し締結部のゆるみ,過大な摩耗,その他機 能に悪影響を及ぼす著しい劣化がないか等について検査した結果。 良好であった。

## 4. 考 察

前記の各アクチュエータの開発技術試験結果は 最終試験結果を示したもので、開発技術試験の要 求条件は全て満足されている。しかし、新規開発 アクチュエータの中にはここに到達するまでに開 発技術試験の要求条件を満たす事ができず改良が 加えられたもの、開発技術試験後のリグ試験や実 機地上機能試験で機能不良が生じた為に改良が加えられたもの、およびリグ試験や実機地上機能試験の結果に基づき操縦特性を向上させる為に改良が加えられたもの等がある。これらのアクチュエータは改良後に開発技術試験が再度実施されている。これらの改良及び再試験は新規開発アクチュエータに付随する当然の事がらであるが、今後、新たにアクチュエータを開発する場合、今回取得した

表21 アクチュエータの開発技術試験時及びその後の機能試験で生じた問題点とその解決方法

	<del></del>
開発技術試験時及びその後の機能試験で生じた 問題点	解决方法
(1) シリーズサーボ・アクチュエータ ①油圧系統の故障切離し時に、油圧が一定値以下に低下するとセンタリング・スプリングのバネ力でロック・リリースピストンが作動し、アクチュエータは中立位置に戻されロックされるが、この戻り速度が速くそれに起因して舵面を急激に動かすことになるのでその対策問題が生じた。	①シリーズサーボ・アクチュエータのコントロールバルブの出力側にバッファバルブを新設し,バッファ機能を持たせアクチュエータの戻り速度を緩和する改良を行なった。
(2) USBフラップ・コントロールバルブ ①周波数応答試験において軽度の振動現象が発生し、その対策問題が生じた。 ②振動試験においてオーバライド機能不良(カムスイッチとカムリニアーに損傷が生じ、マイクロスイッチが働かなかった)が発生し、その対策問題が生じた。 ③全機地上機能試験においてブロックバルブの機能不良(USBフラップのポジションは、供給油圧が低下すると、ブロックバルブが作動しその位置に保持されることになっているが、この機能が働かづフラップポジションがダウンした)が発生し、その対策問題が生じた。	①コントロールバルブのオーバラップ量を増加させ、フローゲインを低下させる方法させた。②カムスイッチとカムリニアーの遊くとからと共にカムスイッチの質量を引きると共にカムスイッチの質量を引きると共にカムスイッチの質量を引きると、②ボルブの機能に対し、では、一次のであり、では、一次のであり、では、一次のであり、では、一次のであり、では、一次のであり、では、一次のであり、では、このであり、では、このでは、このでは、このでは、このでは、このでは、このでは、このでは、こ
(3) USBフラップ・パワーアクチュエータ ①実機地上機能試験に於て作動不良が生じた。	①アクチュエータのブローバイ現象を防止する ため、バックアップリングを溝付きタイプのものと 交換した。
(4) エルロン・パワーサーボアクチュエータ ①リグ試験によるパイロッテッドシミュレーション試験の結果、横操縦特性について操舵範囲が少ない時に舵の効きが悪いと評価され、その対策問題が生じた。 ②リグ試験に用いたアクチュエータのオーバホール後の分解能試験で、不感帯が大きいことが分かりその対策問題が生じた。	左記の①,②,の問題は全てガタに起因する問題であり、エルロン・パワーサーボアクチュエータの原型で使用したガタ寄せスプリングを用いる方法で改良を行なった。 その結果、ガタは小さくなり分解能も良くなったが、操作力が若干増大した。但し、この操作力は許容値内にある。

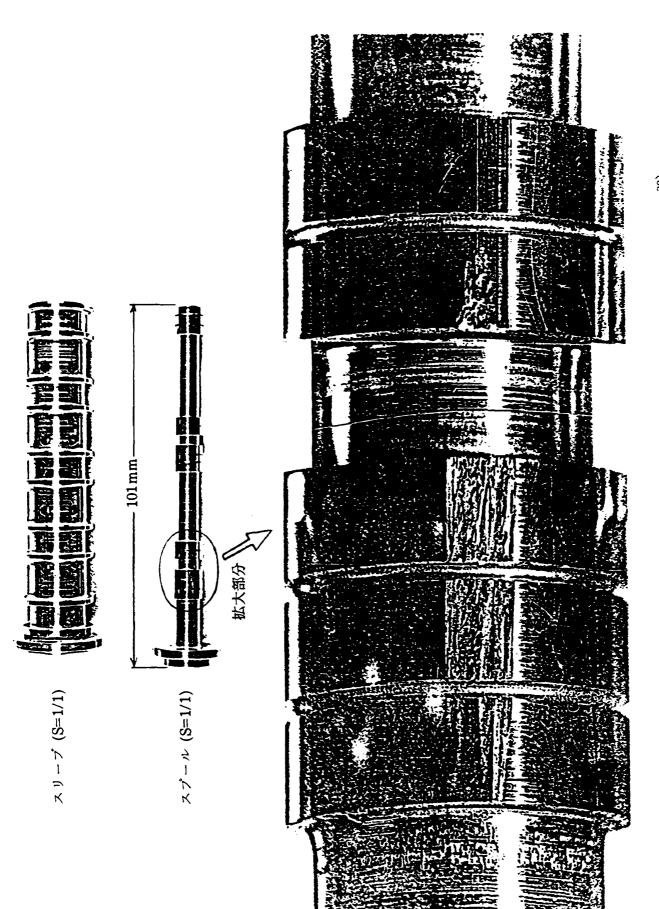


図60 プロックバルブの形状(改良前)とスプールの損傷拡大(S=10倍)写真<sup>30)</sup>

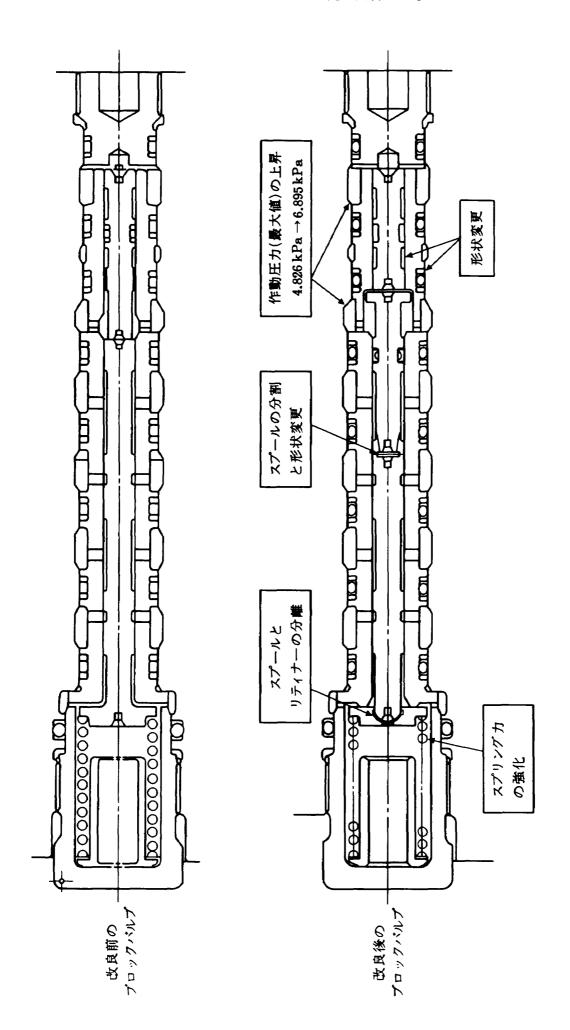


図61 ブロックベルブの改良前後の形状30)

技術が生かされ開発が効率良く進められれば幸いであり、これらのことを考えアクチュエータの試験で生じた問題点とその解決方法の主なるものを本報告書の一部として残るようにまとめ示したのが表21である。

同表から分かるように開発技術試験で一度合格したアクチュエータがその後のリグ試験や実機地上機能試験で機能不良が生じ改良が加えられており、中には、開発技術試験が三度行われたものもある。これは、アクチュエータの単体による開発技術試験だけでは実機の使用条件を十分にカバーする事が困難であることを示唆するもので、単体による開発技術試験方法の見直しやシステム試験としてのリグ試験及び実機地上機能試験の重要性を再認識させるものである。

#### 5. あとがき

低騒音 STOL実験機の研究開発において,同機の低速時の操縦安定性を改善させる為に高度な飛行制御システムの研究開発が行われ,その一環として幾つかのアクチュエータの新規開発が行われた。この新規開発アクチュエータには実験機に搭載可能であることを実証するための開発技術試験が必要であり,環境試験を含む多くの技術試験が実施された。

本報告書は、低騒音 STOL実験機・飛行制御システムに採用した全アクチュエータと実施した開発技術試験についての概要を示したものである。

今後, 同種の研究開発において活用していた だければ幸いである。

なお、各アクチュエータについての詳細なデータは個別仕様書、仕様管理図、および開発技術試験 結果報告書を参照していただきたい。

最後に、アクチュエータの開発及び開発技術試験は当所の各部にまたがるSTOL推進本部の組織の中で、歴代の本部長、副本部長の御指導の下にSTOL推進本部員および関係各所員の協力によって行われたこと、特に別府護郎副本部長\*には開発

\*: 現東海大学工学部

技術試験の立合いへの直接参加による御指導を仰いだことを付記する。また、各種アクチュエータの研究開発、製作、および試験に携わった各メーカーを始め、科学技術庁、防衛庁等の関係諸機関の方々の強力な御支援ならびに運輸省航空局の御指導によってSTOL実験機が完成し、飛行実験に入ることが出来た事およびこの様な報告書を得る事が出来た事をここに銘記すると共に、あらためて関係者の方々にお礼を申し上げるしだいである。

## 参考文献

- 1) 航空宇宙技術研究所・STOL プロジェクト推 進本部:低騒音 STOL実験機の基本設計, 航 空宇宙技術研究所資料 TM-452, 1985.12
- 2) KHI: 52年度低騒音 STOL 実験機基礎設計全体計画, 1977
- 3) KHI: C-1、Q. S 開発技術試験に関する仕様 書検討-操作系統 NAST-56-6019, 56.5
- 4) 運輸省航空局検査課"耐空性審査要領"
- 5) AFSCM 80-1: HIAD (Handbook of Instruction for Aircraft Design): Vol. | Piloted Aircraft, Jan 1966
- 6) MIL-F-9490 C (D): Flight Control System Design, Installation and Test of Piloted Aircraft, General Specification for (航空機 操縦系統の設計,装備及び試験)
- 7) MIL-H-5440 D (G): Hydraulic Systems, Aircraft, Type I and II; Design, Installation and Data Requirements for (航空機油圧系統の設計及び装備基準)
- 8) MIL-C-5503 C: Cylinders; Aeronautical, Hydraulic Actuating, General Requirements for ( 航空機用作動筒(油圧式))
- MIL-V-27162(ASG): Valves, Servo Control, Electro-Hydraulic, General Specification for
- 10) MIL-V-7915: Valve, Hydraulic, Directional Control, Slide Slector (機械油圧式パワーコントロールバルブ)
- MIL-H-8775 D: Hydraulic System Components, Aircraft and Missil, General Spe-

- cification for (航空機用油圧系統構成部品通 則)
- 12) MIL-A-8064 B: Actuators and Actuating Systems, Aircraft, Electro-Mechanical, General Requirements for (航空機用電動式 アクチュエータ及びその系統)
- 13) MIL-E-7080: Electric Equipment, Piloted Aircraft Installation and Selection of, General Specification for (航空機用電気機器の装備方法)
- 14) MIL-M-7969: Motors, Alternating Current, 400-Cycle, 115/200-Volt System, Aircraft, Class A and Class B, General Specification for (航空機用115/200V, 400Hz 交流電動機通則)
- 15) MIL-M-8609 B: Motors, Direct-Current, 28-Volt System, Aircraft, Class A and Class B, General Specification for (航空機用 28V 系直流電動機通則)
- 16) MIL-STD-810 C: Environmental Test Methods (航空宇宙機器の環境試験方法)
- 17) RTCA/DO-160 A: Environmental Conditions and Test Procedures for Airborne Equipment, January, 1980
- 18) MIL-T-5522 D: Test for Aircraft Hydraulic and Emergency Pneumatic Systems
- 19) MIL-E-5272: Environmental Testing, Aeronautical and Associated Equipment (General Specification for) (航空機及び関連機器の環境試験通則)
- 20) MIL-T-5422 F: Testing, Environmental, Aircraft Erectronic Equipment

- 21) 帝人製機株式会社:STOL 実験機・シリーズ サーボアクチュエータ開発技術試験成果報告 書,昭和57年3月26日
- 22) 三菱重工業株式会社·名古屋航空機製作所: STOL 実験機·ACTUAOR ASSY-AILERON SERVO 開発技術試験成果報告書,昭和56年 10月12日
- 23) 萱場工業株式会社: STOL 実験機・CONT-ROL VALVE ASSY-USB FLAP 開発技術試 験成果報告書, 昭和57年2月2日
- 24) 萱場工業株式会社: STOL 実験機·ACTUA-TOR ASSY-USB FLAP 開発技術試験成果報 告書, 昭和57年2月2日
- 25) 萱場工業株式会社: STOL 実験機• CONT-ROL VALVE ASSY-USB FLAP 開発技術試 験報告書-追録-, 昭和60年8月29日
- 26) 島津製作所航空産機事業本部: STOL 実験機 • ACTUATOR ASSY-SLAT開発技術試験成 果報告書,昭和57年12月24日
- 27) 島津製作所航空産機事業本部: STOL 実験機 • ACTUATOR ASSY-AILERON DROOP開 発技術試験成果報告書, 昭和57年3月26日
- 28) 島津製作所航空産機事業本部: STOL 実験機

   ACTUATOR ASSY-FEEL TRIM ELEV.

  開発技術試験成果報告書,昭和57年3月23日
- 29) 東京航空計器株式会社:STOL 実験機• TH-ROTTLE DRIVE UNIT 開発技術試験成果報告書,昭和56年12月15日
- 30) 萱場工業株式会社:STOL研究機CONTROL VALVE, USB FLUP 不具合調查報告書,昭 和60年5月28日

# 航空宇宙技術研究所資料574号

昭和62年5月発行

発 行 所 航 空 宇 宙 技 術 研 究 所 東京都調布市深大寺東町 7 丁目 44 番地 1 電話三鷹 (0422) 47-5911(大代表) 〒182

印刷所 株 式 会 社 東 京 プレス東京都 板 橋 区 桜川 2 - 27 - 12