

# 航空宇宙技術研究所資料

TECHNICAL MEMORANDUM OF NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

TM-490

## タービン翼冷却試験用高温高压翼列風胴（III） データ処理システム

熊谷 隆王・臼井 弘  
坂田 公夫・吉田 豊明

1983年3月

航空宇宙技術研究所  
NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

# タービン翼冷却試験用高温高压翼列風胴(III) データ処理システム\*

熊谷 隆 王\*\* 白井 弘\*\*  
坂田 公 夫\*\* 吉田 豊 明\*\*

## 概要

通商産業省工業技術院の大型工業技術研究開発制度による「航空機用ジェットエンジンの研究開発」の一環として、当研究所が行なってきた高圧タービン冷却翼性能向上の研究において、主要な試験設備である「タービン翼冷却試験用高温高压翼列風胴」の全体計画と設計製作の概要を第1報に、また試験設備構成要素の特性についてその試験結果と試験研究中に生起した問題点及び改修を第2報に報告した。本報ではFJR710エンジンの高圧タービン第1段静翼・動翼の実機相当翼を翼列状に組んで、本試験設備により非定常作動を主とした高温高压翼列試験を行なった時の計測・データ処理装置の構成と処理プログラムについて報告する。

## 1. まえがき

タービン翼冷却試験用高温高压翼列風胴(以下「高温風胴」と略称する)の全体構成と特性について別途報告した<sup>1), 2)</sup>。この高温風胴を用いて、FJR710エンジンの高圧タービン第1段静翼・動翼と寸法形状が等しく冷却構造の異なる実験翼(実機相当翼)について非定常作動を主とした翼列試験を行って、頻繁な離着陸に耐える信頼性・耐久性の高い冷却翼とするための技術資料を得ることが、当研究所の高圧タービン冷却翼性能向上の研究における主題であった。この試験は、比較的大規模な試験設備を用いて、燃焼ガスを作動流体として、最高圧力0.98MPaゲージ( $10\text{ kg/cm}^2\text{ G}$ )最高温度1000°Cで行なうため、実機条件設定及び計測は遠隔で迅速に行わなければならない。実際に計画導入したデータ処理システムはDEC社のPDP11/34を中心演算処理装置とする

総合システムであり、実験時のデータ表示・選択・記録に要する時間は実際に必要な時間の中ではほとんど問題とならない程度であった。

この試験における主な計測事項は、高温ガスの翼列入口・出口における状態量、供給する冷却空気の供試翼入口における状態量、及び供試翼の翼材温度である。燃料の着火・消火時にはガス温度と翼材温度をデータレコーダに記録し、オフラインでデータ処理することも行なった。翼材温度の計測については熱電対の他に赤外線カメラによる二次元分布の測定も行なった。本報告では上記の計測・データ処理のうち、赤外線温度計による測定関係<sup>3), 4)</sup>を除いて、装置の構成と計測データ処理プログラムについてまとめた。

## 2. 風胴試験概要

FJR710エンジンの高圧タービン第1段静翼・動翼の実機相当翼を用いて高温高压翼列試験を行なうに際し、構成した翼列は静翼の場合4枚組3流路、動翼の場合6枚組5流路のセクタ(扇形)とした。

\* 昭和58年2月10日 受付  
\*\* 原動機部

静翼と動翼では翼の大きさ、形状、翼配備が全く異なるので試験部外筒内の翼列格納箱等はそれぞれ専用のセットで組立てるが、計測・データ処理については、供給翼の冷却構造の違いにより温度、圧力計測点数の異なる場合があること、流量、レイノルズ数を算出する時の定数が異なることを除けば、同一のプログラムでよい。

図1は風胴試験の一連の手順を示す。作動ガスの温度はあらかじめ作動ガスの圧力と燃圧の関数として特性が分っているので、設定圧力を決めれば燃圧の設定は、着火してそのまま燃料流量、空気流量の設定を変えることなく一定の温度(約600°C)に達するように行なうことができる。このようにした時、ガス温度、翼材温度は図に模式的に示したように一次遅れの様相を呈する。なお燃焼時は非加熱の場合に比べ、主流作動ガス側の圧力損失が冷却空気側のそれに比べ大きくなるので、主流に対する冷却空気の流量が多くなる。従って実験では燃焼時に設計冷却空気流量比となるように、非加熱時に冷却空気流量比を小さく設定する。その値は供試翼毎にあらかじめ検討した。設定圧力は0.196 MPaゲージ(2kg/cm<sup>2</sup>G)から2気圧づゝ上昇させて8気圧まで試験した。一単位の試験(一つの圧力設定値において)は15分から20分の時間を要した。

翼材とガス温度の時間変化の測定はデータレコーダに記録し、また翼材温度は赤外線温度計(サーモカメラ)でも計測記録した。サーモカメラシステムのセットとはカメラのセットと調整、サーモカメラのデータ処理装置の始動と調整を意味し、かなり様様な作業を要するが、その詳細は文献<sup>3)</sup>にまとめた。実験後のデータレコーダに記録した情報の解析、サーモカメラによる温度分布の解析は、比較的大変で、時間を要する。前者の解析については次章で述べるが後者の解析方法は文献<sup>4)</sup>、また両者の解析結果は文献<sup>5),6)</sup>に報告する。

### 3. データ処理装置構成及びプログラム

#### 3.1 データ処理装置

高温高圧翼列風胴では、多種の実験のデータ処理を行なう必要から、高速かつマルチジョブの可能な

システムとすることを前提に計画し、種々のシステムを検討した。その結果、これらの条件を満足し、当所原動機部において既に使用されている系列で、そのソフトウェアの一部を共用することが出来るところからDEC社のPDP 11/34を用いたシステムを採用した。OS(Operation System)には、小規模のマルチジョブの可能なRSX 11Mを採用した。本システムでは演算速度を高めるため、フローティングポイントプロセッサを付加した。データ採取部には実験場と計算機設置場所が比較的離れた場所にあり、かつ電気的環境が良好でないこと等を考慮して、モジュムを使用したRTP(Real Time Peripheral)システムを採用した。このRTPシステムの制御は、PDP 11/34からコマンドを転送することにより行なっている。

プリンター(OMNI 800)およびディスプレイ・ターミナル(ADM-3A)は、風胴関係操作盤と同じ部屋に設置しており、データ処理システムの制御を行ないながら結果を出すことが可能である。

供試翼入口および出口の流れの状態を把握することは、実験結果を評価する上でも重要である。そのためには、全温全圧管によるトラバースが必要であるが、試験装置近傍は高温かつ騒音レベルが非常に高く、ここで長時間作業することは人体に悪影響を与えると予想された。そこで、遠隔操作によりこれらのトラバースができるような装置を設置した。これにより、運転操作室に居ながら任意の位置の3次元トラバースが可能となった。

#### 3.2 RTPシステム

本風胴でのデータ採取には計算機設置場所と実験場との距離が離れていること、実験場にはノイズ源(700 kW電動圧縮機、電動工作器械等)が多く電気的環境が良くないこと、実験時間の短縮化の必要から高速でデータ転送が出来ること等を考慮して検討した結果、リモートシリアルリンク(モジュム)を使用して最長6.4 km迄計算機とデータ採取装置を離すことが可能で耐環境性の優れたRTPシステムを選定した。

このRTPシステムには各種のI/Oサブシステム(アナログI/O、デジタルI/O等)が用意されており、本システムで採用したワイヤレンジアナロ

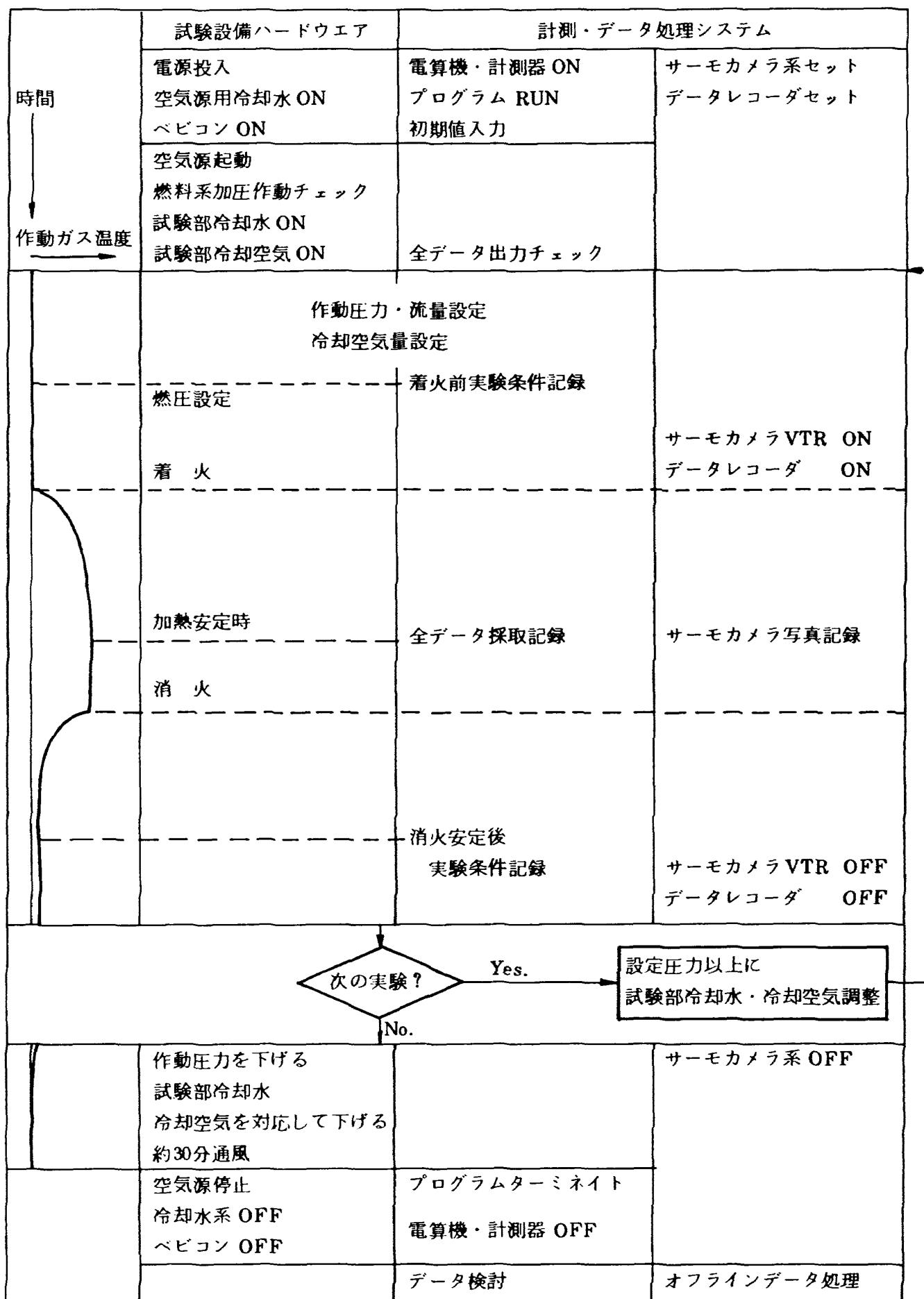


図1 風胴試験の手順

表1 データ処理装置仕様

機器名称	性能諸元
中央処理装置	DEC社 PDP 11/34
語長	16 ビット
命令数	92
最大アドレス範囲	64 Kバイト
汎用レジスタ	8 個
レジスタ間転送速度	1.8 $\mu$ s
加減算速度	2.0 $\mu$ s
割込レベル	4 ラインマルチレベル
記憶容量	128 Kバイト
メモリタイプ	MOS

浮動小数点処理装置	FP 11-A
演算精度	単精度 32ビット 倍精度 64ビット
演算レジスタ	6 フローテング ポイント アキュムレータ

磁気ディスク	RL 11, RL 01
記憶容量	5.2 Mバイト × 2
アクセスタイム	平均 67.5 msec
データ転送速度	512.5 Kバイト/sec
ビット密度	3725 ビット/インチ
データトラック数	512 トラック
回転数	2400 rpm

機器名称	性能諸元
通信回線コントローラ	DZ 11-A
同期方式	調歩同期式
収容回線数	最大 8 回線
モデム制御機能	有
通信速度	最大 9600 ビット/sec
インターフェイス	RS 232 C

キャラクタディスプレイ	VTM 52 JA
表示画面	12 インチ CRT
表示文字	5 × 7 ドットマトリックス
表示文字数	80 × 24 (横×縦)
表示文字数	英数字(36), カナ(54) 英数記号(27), カナ記号(18)

ラインプリンタ	LPM 11-K
伝送方式	並列伝送方式
伝送コード	JIS 8 単位
印字方式	インパクト単位
印字速度	135 行/min
印字間隔	10 字/inch
印字文字種類	128 種類
改行間隔	6 行/inch
最大印字数	136 字/行

カードリーダー	CRM 11
読み取り速度	600 カード/min
カード規格	標準 80 棚紙カード
ホッパー容量	1000 枚

グ入力システムは直流±1.5mV～±10.24Vの範囲を13段階のレンジに分割し、増幅器のゲインコントロールは入力電圧レンジに適したゲインをプログラムにより選択できる。熱電対等の入力信号はガラスシールドされたリードドリレーによってゲートされており、1枚のプラグインチャネルカードは8チャネルのリードドリレーで構成されている。これら、プラグインチャネルカードは1台のワイドレンジアナログ入力システムで16枚入れることが可能である。各入力信号はプログラマブルゲインアンプにより増幅され積分型A/D変換器によりデジタル変

換される。このA/D変換器の出力分解能は15ビットで出力データフォーマットは2の補数形バイナリーである。本装置の切換速度は40ch/secで最大増設可能チャネル数は512チャネルとなっている。図4にワイドレンジアナログ入力システムのブロック図を図5-aにその写真を、図5-bに8chリレーカードを示す。又CPUとRTPシステムとのデータ転送に使用したリモートシリアルリンクは非同期4線式のシリアルポートで接続し、全二重の通信方式を採用した。データの転送速度は9600 ビット/secで



図2 中央演算処理装置  
(PDP 11/34, RL11, RL01)

あり、オプティカルアイソレータにより機々間のDCアイソレーションを行なっている。図5-cにリモートシリアルリンクの写真を示す。

本装置で処理するデータの種類の主なものは、圧力、温度、燃料流量等でこれらは直流電圧に変換して入力している。又本プログラムはアセンブラーで記述したメインプログラムよりサブルーチンコールする。このサブルーチンではオートゲインにより決定されたレンジ、データ及び正常に入力が完了したかどうかの情報等を知ることが可能である。本システムの写真を図6に、サブルーチンリストを表2に示した。

### 3.3 トラバース装置

前述した三次元トラバース装置は、駆動されるセンサのX軸、Y軸、回転軸の三軸の動きをそれぞれ独立に計算機又は本体のみで制御するもので、制御モードは手動、半自動、自動の三種類である。この内手動モードは各軸の設定位置迄送りボタンを押すことによりセンサ駆動を行なう。半自動モードは設定位置に相当する量のパルスをトラバース装置が受けてセンサを駆動設定する方法である。又自動モードではCPUから送られる命令と移動量指令に応じてセンサを駆動、かつ、その位置をCPUにフィードバックする。

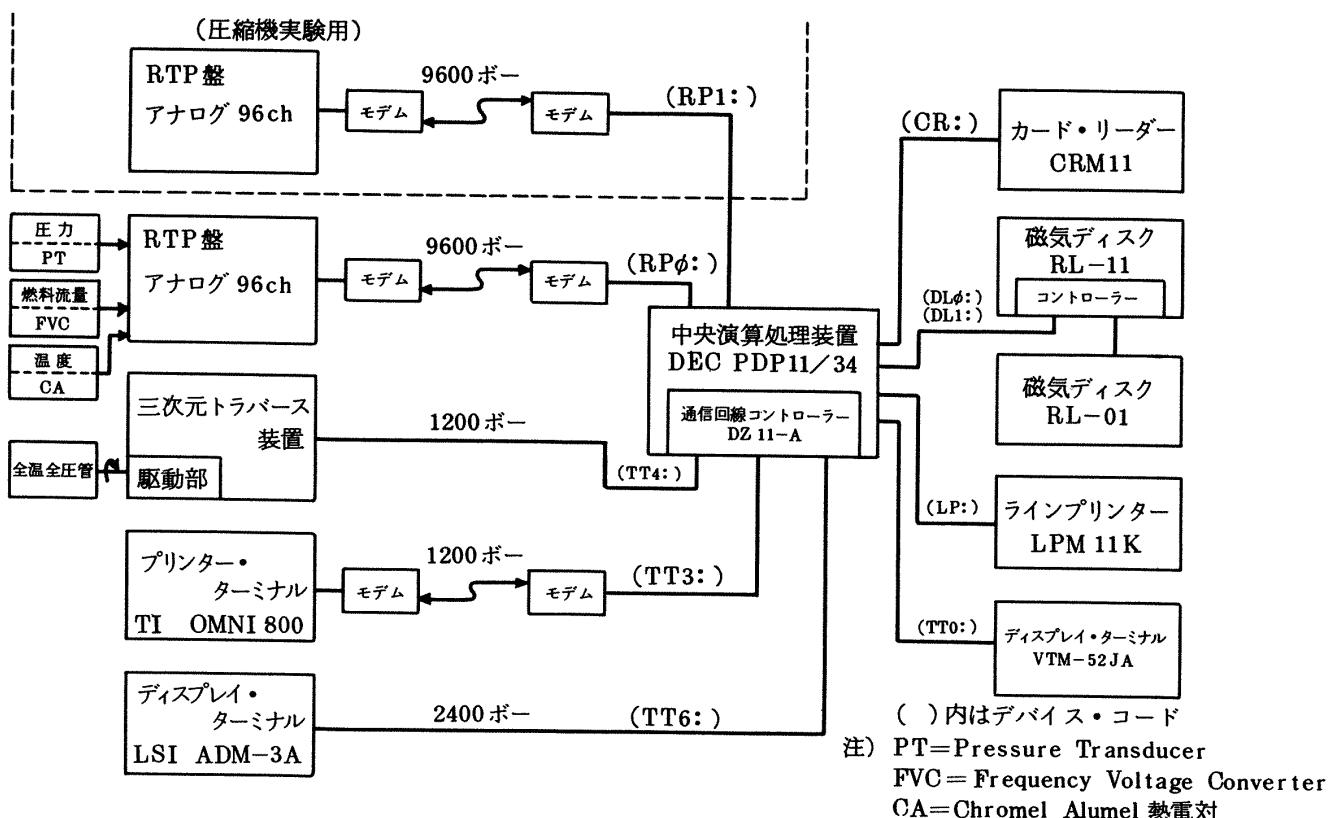


図3 高温風洞データ処理装置系統図

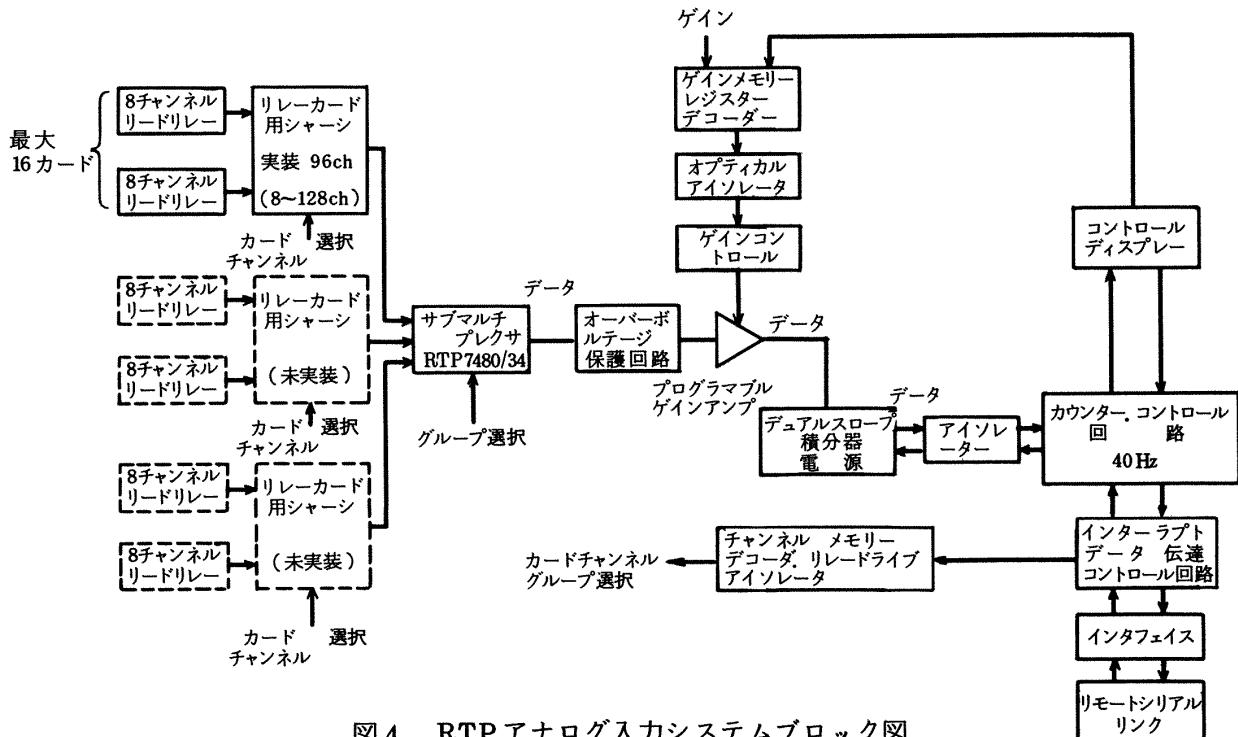


図4 RTP アナログ入力システムブロック図

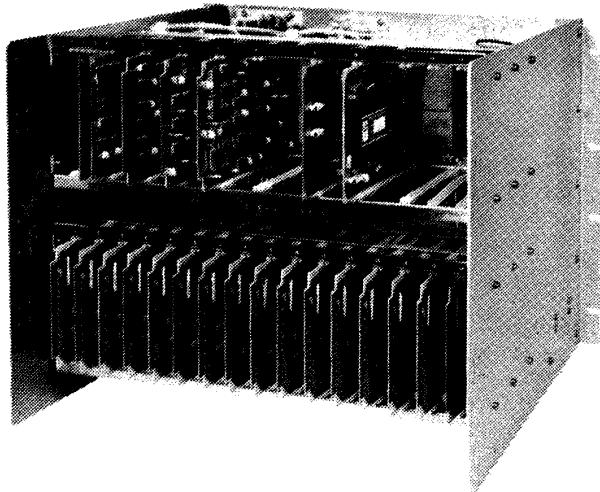


図5-a ワイドレンジアナログ入力システム

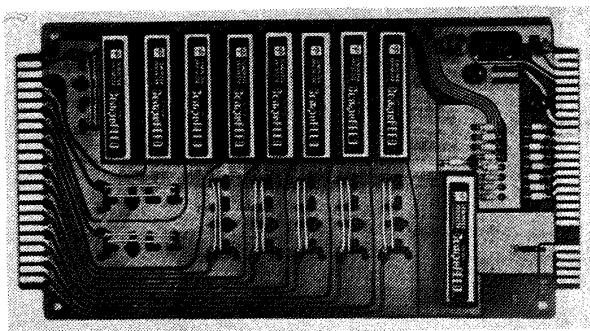


図5-b 8 チャンネル・アナログ入力カード



図5-c リモートシリアルリンク

図5 RTP 構成ボード

表2-1 RTPサブルーチン

サブルーチン名	パラメータリストおよび機能
RPATT φ	ISB, [DSW] RTPデバイスのアタッチを行なう。
RPDET φ	ISB, [DSW] RTPデバイスのデタッチを行なう。
RPKIL φ	ISB, [DSW] RTPデバイスへの要求をキャンセルする。
RPINI φ	ISB, [DSW] RTPデバイスのイニシャライズを行なう。
RPTST φ	ISB, [DSW] RTPデバイスのレディ状態をテストする。
RPINT φ	ISB, [DSW] RTPデバイスの割込状態をテストする。
AISM φ	ISB, ICN, ICNS, IGA, IBF1 [, WORK, DSW] 連続(シーケンシャル)チャンネルのアナログ入力をマニュアルゲインで行なう。
AISA φ	ISB, ICN, ICNS, IGA, IBF2 [, WORK, DSW] 連続(シーケンシャル)チャンネルのアナログ入力をオートゲインで行なう。
AIRM φ	ISB, ICN, OBF, IBF1 [, WORK, DSW] ランダムチャンネルのアナログ入力をマニュアル・ゲインで行なう。
AIRA φ	ICB, ICN, OBF, IBF2 [, WORK, DSW] ランダム・チャンネルのアナログ入力をオートゲインで行なう。

表2-2 RTPサブルーチン・パラメータ

パラメータ名	機能
ISB (整数・配列)	RTPデバイスへの入出力要求の失敗・成功を示す。 成功・完了時には ISB(1)=1 ISB(2)=0 となる。 DIMENSION ISB(2)が必要
DSW (整数)	RTPデバイスへの入出力要求がモニターに受付けられたか否かを示す。 (通常は省略可) 成功時には DSW=1
ICN	アナログ入力チャンネル数
ICNS	シーケンシャル入力の場合のスタート・チャンネル番号
IGA (正の整数)	マニュアルゲイン … 設定されたゲイン(1~13)にて入力を行なう。 オート・ゲイン …… 設定されたゲインからソフトウェアオートゲインにて入力を行なう。 ゲイン・レンジ 1 ± 10.24 V            8 ± 80 mV 2 ± 5.12 "            9 ± 40 " 3 ± 2.56 "            10 ± 20 " 4 ± 1.28 "            11 ± 10 " 5 ± 640 mV            12 ± 5 " 6 ± 320 "            13 ± 2.5 " 7 ± 160 "
IBF 1 (整数・配列)	アナログ入力データが格納される。 入力チャンネル数分 配列を用意する。(多くても構わない。)
IBF 2 (整数・配列)	ソフトウェアオートゲインによりアナログ入力データが下記のように格納される。 IBF 2(2*n) … 入力データ, IBF 2(2*n-1) … 入力ゲイン 入力チャンネル数の2倍の配列が必要
OBF (整数・配列)	ランダム入力の場合、事前に下記の事項をセットする。 OBF(2*n) … 入力チャンネル, OBF(2*n-1) … 設定ゲイン 入力チャンネル数の2倍の配列が必要
WORK (整数・配列)	I/O用のワークエリアで省略しても、最大96チャンネル分のエリアは各サブルーチンで用意する。 入力チャンネル数の3倍の配列が必要

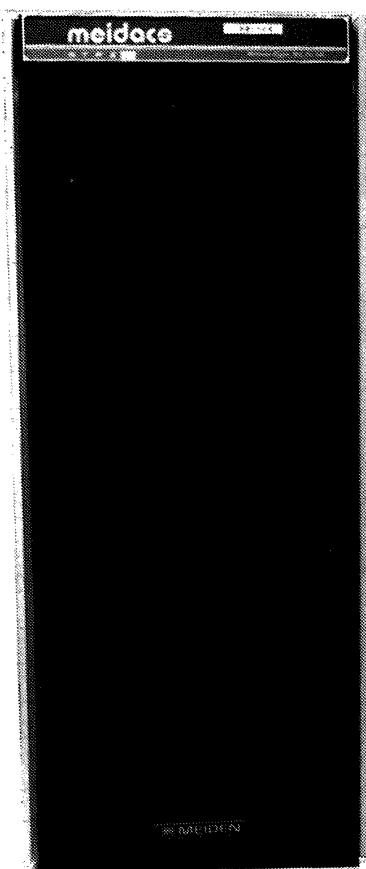


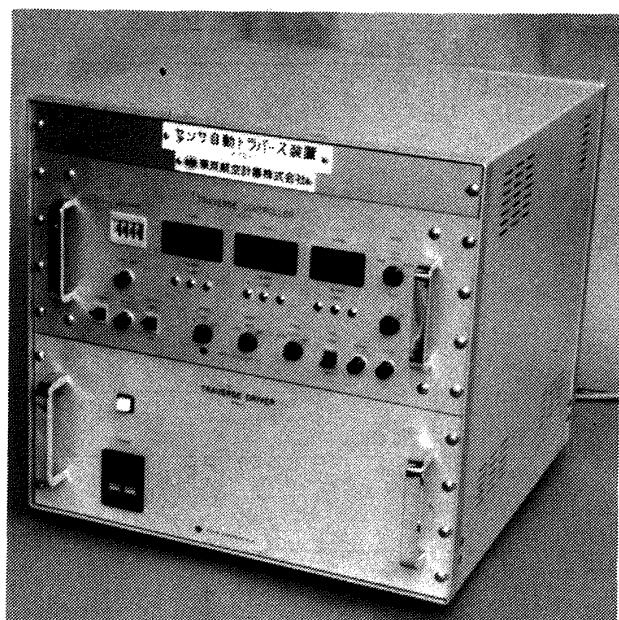
図 6 RTP システム

ドバックして作動の確認を行なっている。トラバース装置の移動速度は送る距離に応じて、高速、中速、低速の三速度をトラバース装置本体のソフトによって自動的に選択する。本装置写真を図 7 に、又仕様を表 3 に示す。

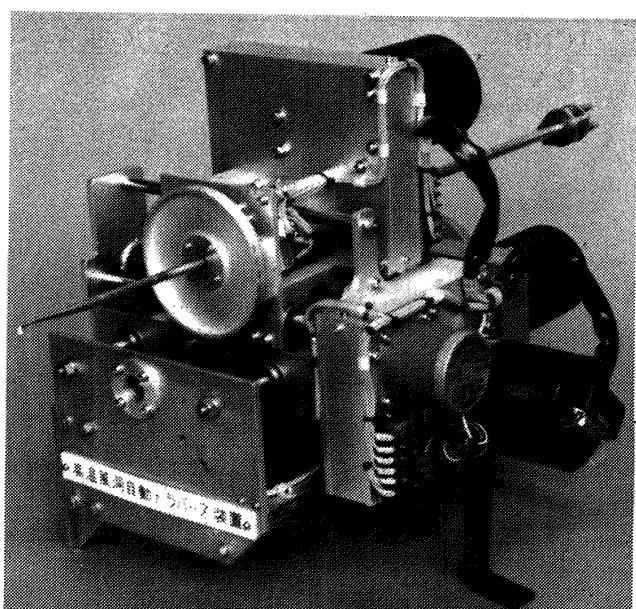
本装置と CPUとのハンドシェイクは、あらかじめ決められた ASCII 6 文字を送受することにより行う。この内 6 文字目をチェックバイトとして使用している。又 CPUが転送した制御コマンドをトラバース装置本体が正常に受信及び動作した場合には、制御装置から CPUへ信号“ACK”を送る。本装置側の異状、又は通信回線の不良のため正常な動作を行なえなかった場合には“NAC”を送る。この場合同一命令を三度送り、なお計算機側に“ACK”が返されない場合には、命令の転送を打切る。なおハンドシェイクのブロック図を図 8 に、トラバース装置制御サブルーチンを表 4 に、トラバース装置側サブルーチンブロック図を図 9 に示す。

### 3.4.1 データ処理プログラム

本風胴で行なう実験の測定対象としては主に圧力、温度及び燃料流量である。圧力計測用センサにはピト一管を用い圧力変換器により電圧に変換する。温度計測には、センサとしてシーズ型クロメル-アルメル(CA)熱電対を使用し、RTPシステムまでの配



a. 制御部



b. 駆動部

図 7 トラバース装置

表3 トロバース装置性能

名 称	性 能	
トロバース範囲	軸 方 向 (X) : 0 ~ 150 mm 垂 直 方 向 (Y) : 0 ~ 100 mm 回 転 方 向 ( $\theta$ ) : 0 ~ 120 deg	
トロバース速度 (手動・連続移動時)	X, Y 方 向	1 mm/sec (低速) 5 mm/sec (中速) 10 mm/sec (高速)
	$\theta$ 方 向	1 deg/sec (低速) 2.5 deg/sec (中速) 10 deg/sec (高速)
ステップ巾(最小移動量) (手動, ステップ移動時)	X, Y 方 向	0.1 mm (SHOT) 0.5 mm (MIDL) 1.0 mm (LONG)
	$\theta$ 方 向	0.1 deg (SHOT) 0.5 deg (MIDL) 1.0 deg (LONG)
総 合 精 度	X, Y 方 向	: $\pm 0.5$ mm
	$\theta$ 方 向	: $\pm 0.5$ deg
表 示 柄 数	X, Y, $\theta$ 各方向	: 3 バイ 極性付

表4 トロバース装置制御サブルーチン

サブルーチン名	引 数	機 能
CSETUP	(ナシ)	現在の X 軸, Y 軸, $\theta$ 軸の値を読み, その点の相対値を 0 にし, 原点とする。
SETUP	(X, Y, $\theta$ )	X, Y, $\theta$ 各軸の相対値を 0 とし, トロバース機構を相対値 0 に移動させる。
PSETUP	(X, M)	M で指定した軸の相対値を X に変更する。
AMOVE	(X, T, M)	X で指定した値(絶対値)まで M で指定した軸を動かし, 次の命令は T で指定した時間後に始める。
RMOVE	(X, T, M)	X で指定した値(相対値)まで M で指定した軸を動かし, 次の命令は T で指定した時間後に始める。
STP	(ナシ)	トロバース装置の移動を停止する。
RSETUP	(ナシ)	X 軸, Y 軸, $\theta$ 軸を相対値 0 に戻す。
RTN	(M)	M で指定した軸を相対値 0 に戻す。
DISP	(ナシ)	各軸の絶対値, 相対値を表示する。
AGETP	(M, N)	M で指定された軸の値が N に入力される。

パラメータ	機 能
M	M = 1 : X 軸 M = 2 : Y 軸 M = 3 : $\theta$ 軸
N	軸の位置が入力される。
T	遅延時間の設定 (最小単位 100 m sec)

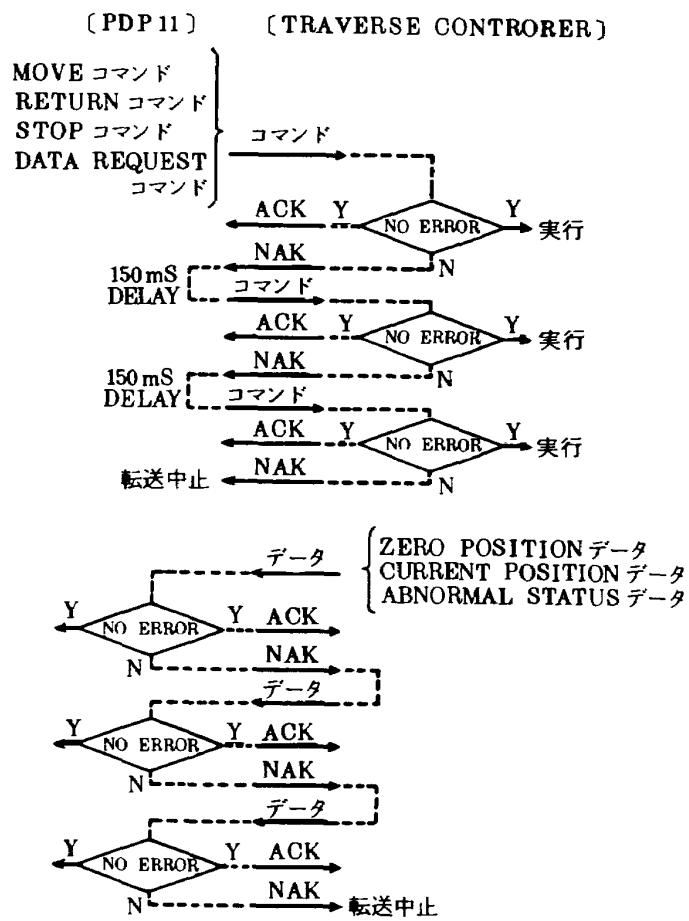


図 8 トランバース コントローラー転送ハンドシェイク

線には、CA 用補償導線を使用した。燃料流量はタービンフローメータで測定し、FV 変換器により直流電圧に変換し測定した。これら測定点及び使用圧力変換器を表 5 に示す。又これらの入力データの処理を行なうプログラムは、初期設定、圧力変換器零点入力、温度圧力データ表示、RTP チャンネルモニタ、冷却空気用オリフィス選択、計算処理の 6 つのサブルーチンより構成した。これらのサブルーチンの選択は、ディスプレィターミナルよりサブルーチン番号を入力することにより行なった。

本データ処理プログラム“HPCT”の流れ図を図 10 に、プログラムリストを付録 A に示した。

### 3.4.2 時系列(TSL)解析システム

高温風胴データ処理システムを用いた計測とは別に、翼表面・主流・冷却空気温度の計 7 点(表 5 参照)の非定常温度特性の解析を、General Radio 社 (Time/Data 部門)の TDA-33 Time Series Analyzer System を用いて行なった。

このシステムはその名称からも明らかな様に、時系列解析を最も得意とするものであり、使用言語もこのシステム専用の Time Series Language (TSL)。<sup>3)</sup>

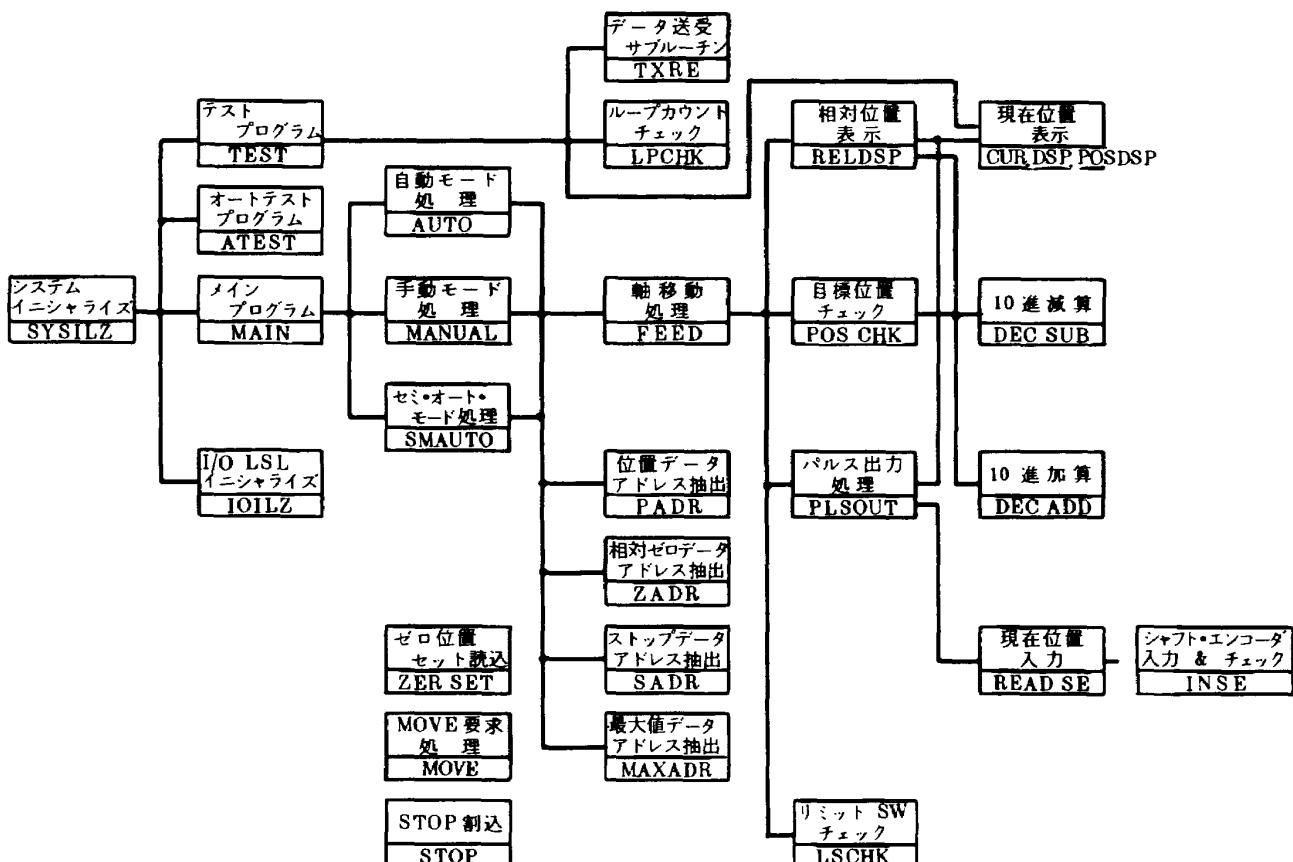


図 9 トランバース装置制御サブルーチンブロック図

表5 溫度・圧力測定点リスト

## 圧 力

測定点	変数名	RTP CH	圧力変換器	レンジ	出力	係数 (kg/m <sup>2</sup> )/V
主流オリフィス差圧	DPG	49	ローズマウント	3500 mm Aq	1-5 V	0.875
冷却空気 "	DPC	50	ローズマウント	3500 mm Aq	1-5 V	0.875
主流オリフィス壁圧	PGW	51	Druk PDCR 110	15 Bar	150 mV	1025.9
冷却空気 オリフィス 壁 圧	PCW	52	"	15 Bar	150 mV	1025.5
試験部入口 ピト-管	右 PTR	53	"	15 Bar	150 mV	1027.8
	中 PTI	54	"	15 Bar	150 mV	1024.5
	左 PTL	55	"	15 Bar	200 mV	768.7
冷却空気入口	PCI	56	"	15 Bar	150 mV	1031.8
試験部入口静圧	PSI	57	"	15 Bar	200 mV	767.2
試験部出口 静 圧	右下	58	"	15 Bar	200 mV	769.7
	左下	59	"	15 Bar	150 mV	1026.8
	右上	60	"	15 Bar	150 mV	1023.7

## 温 度

測定点	変数名	RTP CH	熱電対
主流オリフィス温度	TGO	2	クロメル-アルメル
冷却空気オリフィス温度	TCO	3	"
ヒータ出口	TCH	4	"
燃料温度	TF	5	"
試験部入口	TGI	6	"
冷却空気入口	TCI	7	"
翼面温度	TM 1	8	"
"	TM 2	9	"
"	TM 3	10	"
"	TM 4	11	"
"	TM 5	12	"
"	TM 6	13	"

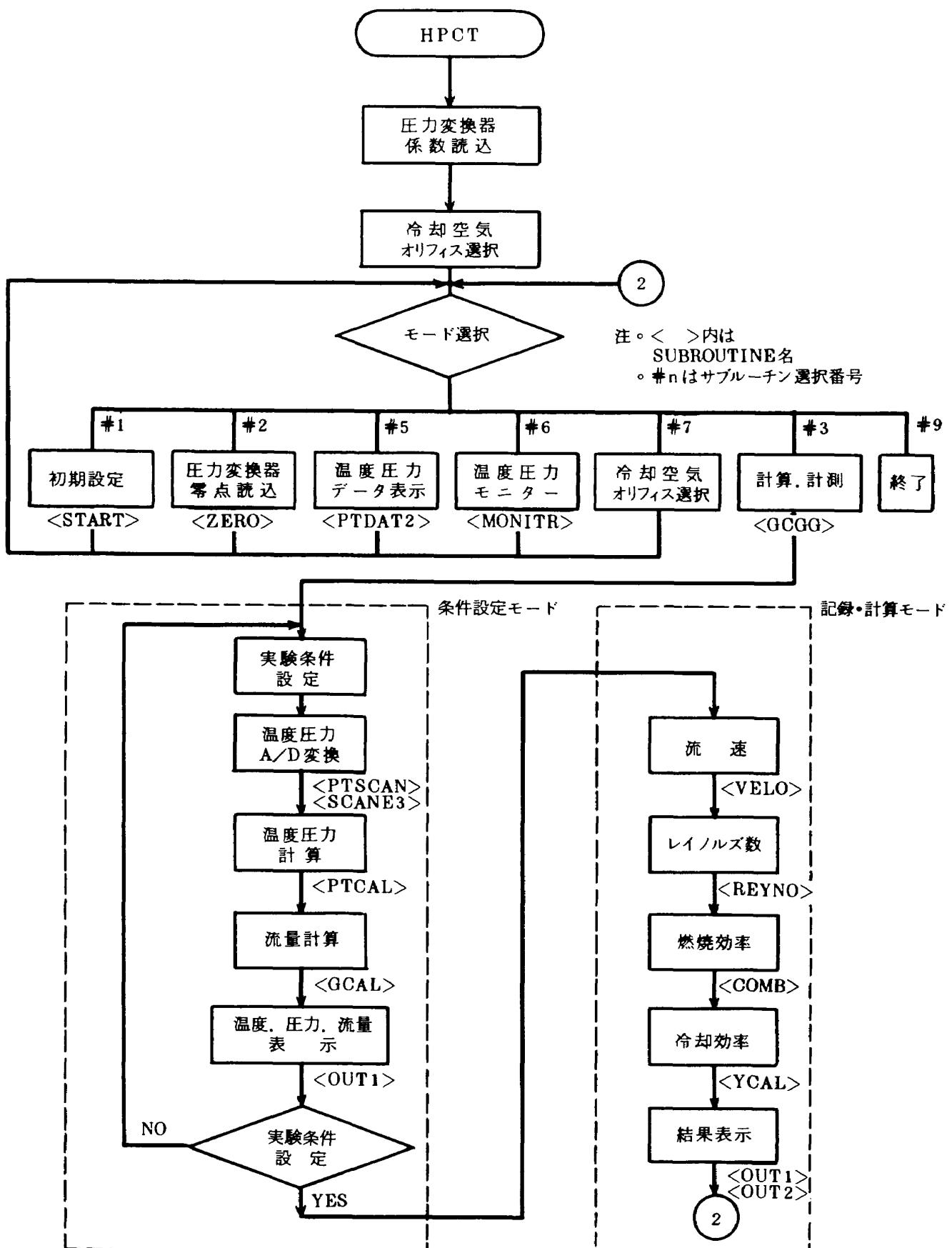


図 10 HPCT 流れ図

<sup>8)</sup>を使用している。TSLはInterpreterにより翻訳・実行されるので、FORTRANの様にCompileは必要としない。TDA-33には入力が2chしかないため、データレコーダーに記録した7点の温度は、同時に記録したトリガー信号により同期をとりながら、1chづつ入力し処理を行なった。本システムは高温風胴データ処理システムには含まれていないが、タービン翼の熱衝撃特性を調べることが高温高圧風胴実験の目的であり、今後も本システムを使用することが予想されるため、あえて記載した。本解析に使用したTSLプログラムのフローチャートを図11に、リストを付録Bに示す。

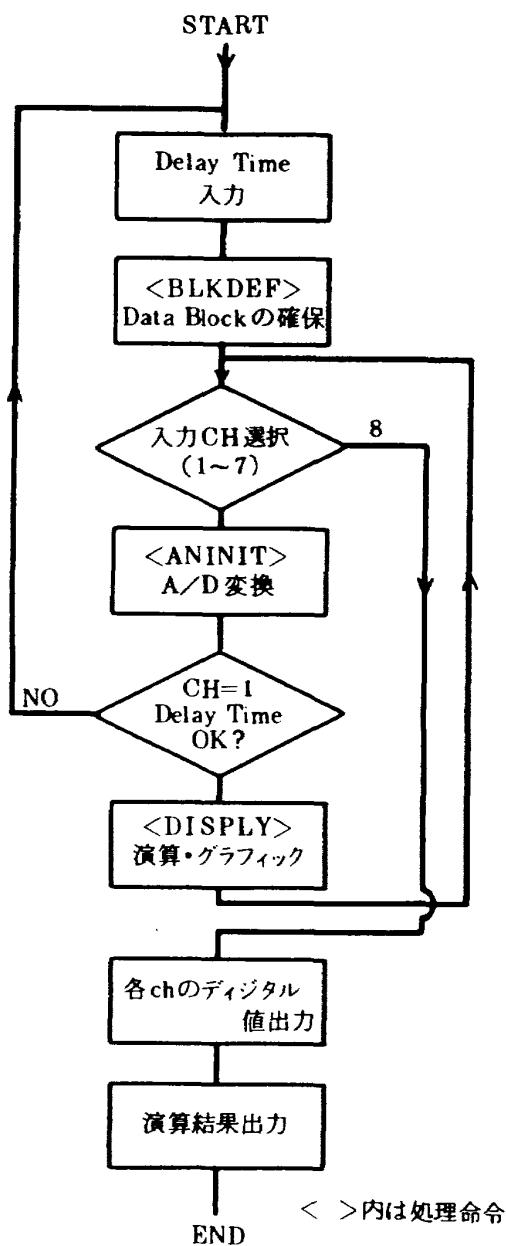


図11 非定常温度解析TSLプログラム・フローチャート

### 3.4.3 実験の要領

高温風胴実験設備で行なう実験の手順は以下の通りである(図1, 10参照)。

- (1) 計測器電源投入
  - (2) PDP 11/34 システム電源投入
  - (3) データ処理プログラム“HPCT”起動  
「RUN HPCT」
  - (4) START, ZERO, 実行
  - (5) 主流, 冷却空気通風
  - (6) GCGGモードにより, パラメータの設定を行なう。実験パラメータとして, 以下の4つを選択する。
    - (a) 主流全圧
    - (b) 主流出口マッハ数
    - (c) 冷却空気／主流空気流量比
    - (d) 燃料圧力
  - (7) 条件設定後, データ記録モードに移行し, 計算・結果出力を行なう。
  - (8) データレコーダ起動
    - (a) 試験部入口温度
    - (b) 冷却空気入口温度
    - (c) 翼面温度 (5点)
- 以上7点の着火に伴なう温度変化を記録する。
- (9) 着火
  - (10) 温度が一定になったら「記録・計算モード」にてデータ採取
  - (11) 消火
  - (12) 着火時と同様に温度変化を記録する。
  - (13) 温度が下って安定したら「記録・計算モード」にてデータ採取
- 以下同じ手順を2気圧から8気圧(ゲージ)まで各種の主流作動圧について行う。

## 4. まとめ

本データ処理システムは、昭和55年に完成以来本報で述べた高温高圧翼列試験のほか、圧縮機試験等に使用してきた。

従来の様にマノメーター、熱電対出力をデジタルボルトメーターで計測する方法に比し、本システムは数十点の温度・圧力をほぼ瞬時にデータ採取できるため、データの同時性、信頼性が高く、要す

る時間も数十分の一程度と思われる。実験条件の設定も、必要パラメーターが1分以内にCRTに表示されるため、ほぼ希望通りの条件に短時間で設定することが可能となった。又トラバース装置等の制御も本システムから可能となり、実験の安全性と測定精度を高める上で有効となった。これらの操作は、運転操作盤と同じ場所に設置した、ディスプレイ・ターミナルより行なうことが可能で、バルブ等の操作から処理システムの操作まで一人で行なうことも可能であり、省力化にも大きく貢献した。

## 5. あとがき

本データ処理の計画導入に際しては能瀬熱伝達研究室長の多大な尽力があった。また時系列解析機等の使用に際しては宮地構造研究室長、菅原・斎藤(圖)圧縮機研究室技官の御協力を得た。こゝに記し謝意を表する次第である。

## 参考文献

- 1) 坂田公夫ほか；タービン翼冷却試験用高温高圧翼列風胴(I) 計画および設計製作、航技研資料 TM- 提出中, (1982).
- 2) 吉田豊明ほか；同上 (II) 特性試験結果、航技研資料 TM- 提出中, (1983).
- 3) 三村富嗣雄ほか；赤外線温度計測装置 (I) ハードウェア、航技研資料 TM- 提出中, (1982).
- 4) 吉田豊明；同上 (II) ソフトウェア、航技研資料 TM- 提出予定.
- 5) 吉田豊明ほか；高圧タービン冷却翼の非定常温度変化の実験解析 (I) 段1段静翼、航技研資料 TM- 提出予定.
- 6) 吉田豊明ほか；同上 (II) 第1段動翼、航技研資料 TM- 提出予定.
- 7) 武田克己；オンライン騒音解析システム [TM 428] (1980).
- 8) TIME/DATA TSL Programmer Reference Document [1923-5002].

## 付録A 高温高圧翼列試験データ処理プログラム“HPCT”のリスト

```

C          H      H    PPPPPPPP   CCCCCCCCCC   TTTTTTTTTT
C          H      H    P      P   C       C   T
C          H      H    P      P   C       C   T
C          H      H    P      P   C       C   T
C          HHHHHHHHHHHHHH   P      P   C
C          H      H    PPPPPPPP   C
C          H      H    P      C   C       C   T
C          H      H    P      C   C       C   T
C          H      H    P      CCCCCCCCCC   T
C
C          HIGH PRESSURE CASCADE TEST DATA REDUCTION [HPCT]
C          MAIN ORIGINAL PROGRAM 1980-5-30 BY K. SAKATA , T.KUMAGAI
C          DERIVATIVE PROGRAM BY T. YOSHIDA 1980-10-17
C          1982-OCT-10 : MODIFICATION BY TACK KUMAGAI
C
C          COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
1          Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8),CPX(10)
DIMENSION RD(3)
BYTE DFN(17)
C
CALL ERRSET(72,1,0,0,0)
CALL ERRSET(63,1,0,0,0)
CALL ERRSET(73,1,0,0,0)
CALL ERRSET(82,1,0,0,0)
CALL ERRSET(84,1,0,0,0)
CALL SBYTE("6033")
WRITE (5,100)
100 FORMAT(1HO,' HIGH PRESSURE CASCADE TEST [HPCT]')
C          TRANSDUCER COEFFICIENT INPUT
CALL ASSIGN(2,'HPCT.DAT',0)
READ(2,200)(CP(I),I=1,16) } 圧力変換器係数の
200 FORMAT(8F10.5)           読込み
CALL CLOSE(2)
TYPE 105
105 FORMAT(3X'CP(N) OK')
C
CALL ASSIGN(2,'YOSI.DAT;1',0)
READ(2,210) (RZ(I),I=1,3) } 大気圧・実験番号の読み
210 FORMAT(3F10.2)
CALL CLOSE(2)
TYPE 110
110 FORMAT(3X'RZ(N) OK')
C
CALL ASSIGN(2,'HPCTZ.DAT;1',0)
READ(2,220) (DZ(I),I=1,16) } 圧力変換器ゼロ点の読み
220 FORMAT(10F12.5)
CALL CLOSE(2)
TYPE 115
115 FORMAT(3X'DZ(N) OK')
C
CALL DATE(RD)
DO 20 I=1,3
20 RZ(6+I)=RD(I) } 日付読み
TYPE 120
120 FORMAT(' ** INSTRUCTION FOR OPERATIONS **/'
1      '*1-----(START): DATA & ATMOSPHERIC PRESS. //'
2      '*2-----(ZERO): PRESS. ZERO POINT//'
3      '*3-----(GGGG): GC/GG RATE,#SETTING,#RECORDING//'
TYPE 122
122 FORMAT(7X,
5      '*5-----(PTDATA): RAW/PROCESSED DATA DISPLAY//'

```

```

6/* *6---(MONITR): RTP SCAN MONITOR//  

7/* *7---(ORIFICE): COOLANT ORIFICE SIZE//  

8/* *8-----(FILE): FILE DATA REDUCTION-PRINT OUT//  

9/* *9-----(EXIT): END OF ROUTINE//  

51 TYPE 130  

130 FORMAT(3X' TEST PIECE SELECT//  

   1      5X'VANE=[V], BLADE=[B]//)  

   CALL SBYTE(7)  

   READ(5,230,ERR=51) RZ(11)  

230 FORMAT(A1)  

   IF(RZ(11).NE.'V'.AND.RZ(11).NE.'B') GO TO 51  

   GO TO 4  

55 TYPE 140  

140 FORMAT(1H0,' OPERATION(1-9)=?//)  

   CALL SBYTE(7)  

   READ(5,240,ERR=55) L  

240 FORMAT(I2)  

   IF (L.LE.0.OR.L.GE.10) GO TO 55  

   GO TO (1,2,3,3,5,6,7,8,9),L  

C INITIALIZATION  

   1 CALL START  

   GO TO 55  

C PRESSURE TRANSDUSER ZERO POINT DATA INPUT  

   2 CALL ZERO  

   GO TO 55  

C TEST CONDITION SETTING  

   3 CALL GCGG(IDFN)  

   GO TO 55  

C DATA FILE NAME  

   4 TYPE 150  

150 FORMAT(3X' RAW DATA FILE NAME ?//  

   1      5X'[200,2]HPRAW*.DAT//)  

   READ(5,250) IDFN  

250 FORMAT(17A1)  

   GO TO 7  

C DATA OUTPUT  

   5 CALL PTDAT2(9)  

   GO TO 55  

C MONITORING  

   6 CALL MONITR  

   GO TO 55  

C COOLANT ORIFICE SIZE  

   7 TYPE 160  

160 FORMAT(/3X,' COOLANT ORIFICE SIZE ?',  

   1      ' [ LARGE=1, MEDIUM=2, SMALL=3 ]//)  

   CALL SBYTE(7)  

   READ(5,260,ERR=7) J1  

260 FORMAT(I2)  

   IF(J1.LT.1.OR.J1.GT.3) GO TO 7  

   RZ(10)=J1  

   GO TO 55  

C COOLANT/MAIN GAS VOLUME RATE MONITER  

   8 CALL GCGG  

   GO TO 55  

C EXIT  

   9 TYPE 170  

170 FORMAT(6X,'# HPCT PROGRAM WAS TERMINATED #')  

   STOP  

   END  

C *****  

C SUB-1 EXPERIMENT START (HPCT)  

C ****

```

モードの選択

```

C
      SUBROUTINE START
      COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),Y(16),
      1          DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
      DIMENSION RT(2),RD(3)

C
      DO 50 I=1,40
      T(I)=1.
  50 P(I)=1.
      RZ(1)=0.
      WRITE(5,100) (RZ(J),J=7,9)
 100 FORMAT(// EXPERIMENT START    DATE=  /,3A4 )
      - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - -
      CALL SBYTE(7)
      2 TYPE 110
 110 FORMAT(' ATMOSPHERIC PRESSURE (MBAR) =')      |
      CALL SBYTE(7)                                } 大気圧(mBAR)の入力
      READ(5,200,ERR=2) RZ(2)                      } m BAR→kg/m2の変換
 200 FORMAT(F10.2)
      IF(RZ(2).LT.900..OR.RZ(2).GT.1100.) GO TO 2
      RZ(3)=RZ(2)*10.197
      CALL ASSIGN(2,'YOSI.DAT;1',0)
      WRITE (2,130) RZ(1),RZ(2),RZ(3)            } 大気圧をディスクへ書込
 130 FORMAT (3F10.2)
      CALL CLOSE(2)
      N=5
      3 WRITE(N,140) (RZ(I),I=7,9),RZ(2),RZ(3)
 140 FORMAT(// EXPERIMENT START//4X,'DATE=  /3A4,4X,
      1      'ATMOSPHERIC PRESSURE =',F7.1,' (MBAR)',F10.1' (KG/M2)')
      WRITE (N,150) (I,CP(I),I=1,16)
 150 FORMAT(6X,'COEFICIENT'/(3X'CP',I2,F9.5,2X),
      1      3(3X'CP',I2,F9.2,2X)/3(4(3X'CP',I2,F9.2,2X))/)
      RETURN
      END

C
C *****SUB-2 (HPCT)
C      PRESURE TRANSDUSER ZERO POINT DATA INPUT
C ****
C
      SUBROUTINE ZERO
      COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15)

C
      CALL SCANE3(48,13)
      DO 10 I=1,13
  10 DZ(I)=D(I+47)
      N=5
      1 WRITE (N,100) ((RZ(J),J=7,9),(I,DZ(I),I+4,DZ(I+4),
      1           I+8,DZ(I+8),I+12,DZ(I+12),I=1,4))
 100 FORMAT(/6X,'PRESS. TRANSDUSER ZERO VALUE (48-63)',
      1      'DATE='/3A4/,4(4(2X'DZ',I2,F9.2,2X)/))
      CALL ASSIGN (2,'HPCTZ.DAT;1',0)
      WRITE(2,101) (DZ(I),I=1,16)
 101 FORMAT(10F12.5/6F12.5)
      CALL CLOSE(2)
      RETURN
      END

C
C *****SUB-3: * GC/GG RATE SETTING
C             * FULL DATA PRINT OUT
C             * DATA RECORDING

```

} 圧力変換器  
ゼロ点の書込

```

C           * TRAVERSE DATA
C           BY TACK KUMAGAI (10-OCT-82)
C ****
C
C           SUBROUTINE GCGG(DFN)
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
1           Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
DIMENSION RT(2)
BYTE DFN(17)
C
1 CALL PTSCAN
CALL TIME(RT)
DO 10 I=1,2
10 RZ(3+I)=RT(I)
CALL FTCAL
CALL GCAL
C
TYPE 100,DC(1),DX(7,2),DA(4,12),P(13),T(6),
1           DA(2,12),P(7),T(5),(P(K),K=9,11)
100 FORMAT(3X,'GC/GG=',F5.2' %',3X'FF=',F5.1/
1 3X'GC=',F7.5,6X'PCI=',F7.1,3X'TCI=',F5.1/
2 3X'GG=',F7.5,6X'PTI=',F7.1,3X'TTI=',F5.1/
3 3X'PSI=',F7.1,5X,'PC1=',F7.1,3X'PC2=',F7.1/60('=%')/)

9 TYPE 110
110 FORMAT(3X,' NEXT=(CR), AGAIN=(1), FULL DATA=(3), ',
1           'TRAVERSE=(5), RECORD=(7) ?')
READ(5,200,ERR=5) L
200 FORMAT(I2)
IF(L.LE.0) GO TO 99
GO TO (1,2,3,9,5,9,7,9,9)L) GO TO 9
C -----#
C #3 FULL DATA PRINT OUT
C -----
C
3 TYPE 120
120 FORMAT(3X'NOW CALCULATING !!')
CALL SBYTE(7)
CALL VEL0
CALL REYNO
CALL COMB
CALL OUT1(5)
GO TO 9
C -----
C #5 TRAVERSE DATA
C -----
C
5 RZ(13)=RZ(13)+1.
ITR=IFIX(RZ(13))
51 TYPE 130
130 FORMAT(3X'TRAVERSE DIRECTION (RTD)=Y-Z ?')
CALL SBYTE(7)
READ(5,210,ERR=51) RTD
210 FORMAT(A1)
CALL TIME(RT)
OPEN(UNIT=2,NAME='[200,2]HPTRAV.DAT',TYPE=NEW,ACCESS=SEQUENTIAL)
WRITE(5,140) ITR,(RT(N),N=1,3),(RZ(J),J=7,9),RTD,RZ(3),T(1)
WRITE(2,140) ITR,(RT(N),N=1,3),(RZ(J),J=7,9),RTD,RZ(3),T(1)
CLOSE(UNIT=4)
140 FORMAT(70('*'))
1           5X'TRAVERSE DATA #',I2': [ ',6A4' ] PA=',F7.2'T1=',F5.2/
2           4X,A1,6X,'PTI',7X'PTR',7X'PTL',
3           7X'PSI',5X'PSO',5X'TTI'/)
C

```

実験条件(温度・圧力・流量等)の設定

実験条件全データ表示

温度・圧力トラバース

```

53 TYPE 150
150 FORMAT(5X, POSITION='')
    CALL SBYTE(7)
    READ(5, 200, ERR=53) IHP
    CALL PTSCAN
    CALL PTCAL
    N=5
55 WRITE(N, 160) IHP, P(7), P(6), P(8), P(9), P(10), T(5)
160 FORMAT(15, 4F10.1, 2F8.1)
    IF(N.EQ.2) GO TO 57
    N=2
    OPEN(UNIT=2, NAME='[200, 2]HPTRAV.DAT', TYPE=OLD, ACCESS=APPEND)
    GO TO 55
57 CLOSE(UNIT=2)
    TYPE 170
170 FORMAT(3X, TRAVERSE=[CR], NEXT=[1-9])
    CALL SBYTE(7)
    READ(5, 200) IT
    IF(IT.EQ.0) GO TO 53
    GO TO 9
C - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - -
C #7 DATA PRINT OUT/RECORDING
C - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - -
C
    7 TYPE 180
180 FORMAT(3X, NOW RECORDING DATA !!!)
    CALL SBYTE(7)
    RZ(1)=RZ(1)+1.
C
C [** RAW DATA STORE **]
    CALL ASSIGN(2, DFN, 17)
    WRITE(2, 182) (RZ(I), I=1, 10)
182 FORMAT(3F10.1, 6A4, F3.1)
    WRITE(2, 184) (T(J), J=1, 14)
    WRITE(2, 184) (P(J), J=1, 13)
184 FORMAT(8F10.1)
    CALL CLOSE(2)
C
    CALL VELO
    CALL REYNO
    CALL COMB
    CALL YCAL
C
    CALL ASSIGN(2, 'RZ.DAT:1', 0)
    WRITE(2, 186) (RZ(K), K=1, 3)
186 FORMAT(3F10.2)
    CALL CLOSE(2)
C
    N=3
    CALL OUT1(N)
    CALL OUT2(N)
    GO TO 9
99 RETURN
    END
C ****
C     SUB-B : FILE DATA REDUCTION
C ****
C
    SUBROUTINE FILE
    COMMON D(200), DZ(40), P(40), T(40), CP(40),
1        RZ(15), Y(25), DA(4, 13), DX(7, 4), DC(8)
    BYTE FN(20)

```

} 温度・圧力生データ記録

} 流速・レイノルズ数・燃焼効率  
冷却効率の計算

} 結果の表示

```

C
    TYPE 100
100 FORMAT(3X'RAW DATA FILE NAME: [200,2]HPRAW*.DAT;** ?')
    READ(5,200) FN
200 FORMAT(20A1)

C
    TYPE 110
110 FORMAT(3X'FILE DATA REDUCTION --[CR]//'
1           3X'DATA FILE FOR PC-88 --[1-9]')
    READ(5,210) IM
210 FORMAT(I2)
    IF(IM.EQ.0) GO TO 2

C
    1 TYPE 130
130 FORMAT(3X'VERSION NR ?')
    READ(5,230) FN(19),FN(20)
230 FORMAT(2A1)
    2 CALL ASSIGN(2,FN,20)
    READ(2,250) (RZ(J),J=1,10)
250 FORMAT(3F10.1,6A4,F3.1)
    READ(2,260) (T(K),K=1,14)
    READ(2,260) (P(L),L=1,13)
260 FORMAT(8F10.1)
    CALL CLOSE(2)
    CALL GCAL(FN)
    IEX=IFIX(RZ(1))
    TYPE 150,IEX,(RZ(I),I=4,9),DC(1),P(7),T(5)
150 FORMAT(3X'EXP NR=',I2,3X,6A4/
1           5X'GGGG=',F5.2',PTJ=',F8.1',TTI=',F5.1)
    TYPE 160
160 FORMAT(3X'REDUCTION START: Y/N ? (R=RETURN)')
    ACCEPT 270,AS
270 FORMAT(A1)
    IF(AS.EQ.'R') RETURN
    IF(AS.NE.'Y') GO TO 1

C
    CALL VELO
    CALL REYNO
    CALL COMB
    CALL YCAL
} 再計算

C -----
C      # DATA PRINT OUT
C -----
C
    7 CALL OUT1(3)
    CALL OUT2(3)
    TYPE 190
} 結果出力

190 FORMAT(3X'CONTINUE OR RETURN=[CR] ?')
    ACCEPT 270,AB
    IF(AB.NE.' ') GO TO 1
    RETURN
    END

C ****
C     SUB-10 ANALOG DATA SCANNING INPUT
C ****

C
    SUBROUTINE PTSCAN
    COMMON D(200)
    CALL SCANE3(1,15)
    CALL SCANE3(48,13)
    RETURN
    END
} スキャン・開始・終了
    チャンネル設定

```

```

C **** SUBROUTINE PTCAL ****
C   SUB-11  PRESSURE AND TEMPERATURE CALCULATION
C ****
C
C   SUBROUTINE PTCAL
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15)
C
C   -----[ T(1)=D(2), P(1)=D(48) ]-----
D1=D(200)
D2=D(1)
TR=262.6*(D2/D1-1.001)
C -----[ TEMP ]-----
DO 10 I=1,14
IF(I.GE.6.AND.I.LE.11) GO TO 5
T(I)=D(I+1)/0.04131+TR
GO TO 10
5 T(I)=D(I+1)
10 CONTINUE
C
C -----[ PRESSURE ]-----
DO 20 K=1,14
P(20+K)=D(K+47)-DZ(K)
20 P(K)=CP(K)*P(20+K)
CALL SBYTE(7)
RETURN
END
C
C **** SUBROUTINE GCAL ****
C   SUB-12 : GAS,AIR,FLOW RATE
C ****
C
C   SUBROUTINE GCAL
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
1      Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
DIMENSION CCP(2),GCC(3,3)
DATA CCP/ 0.792, 0.1574, 0.02209, 0.771, 0.05,
1          0.01178, 0.771, 0.05455, 0.00645/ } 主流／冷却空気
GCC=3. } オリフィス開口比・
GCC=2. } 流量係数
GCC=1.
1  IF(RZ(11).EQ.'B') GO TO 1
GCC=3.
GCC=2.
GO TO 3
1  GCC=5.
GCC=4.
C
3  CONTINUE
DO 10 I=1,2
I2=25+3*(I-1)
C=CP(I2)
C } 主流／冷却空気
C } 流量計算

```

```

AM=CP(I2+1)
D1=CP(I2+2)
DP=P(I+1)
PW=P(I+3)+RZ(3)
GAM=PW/29.27/(T(I)+273.2)
DA(3*I-2,8)=GAM
A2=D1*D1/4.*3.14159
Y1=(((-0.42*AM+0.344)*AM-0.235)*AM-0.199
Y1=1+Y1*DP/PW
10 DA(I2-24,12)=GA(Y1,C,A2,GAM,DP)
DX(7,3)=0.8
DX(7,2)=P(1)
DX(7,1)=0.000033592*DX(7,2)*DX(7,3)*3600.      — 燃料流量計算 (kg/H)
IF(DX(7,1).LE.1.E-10) DX(7,1)=1.E-10
DX(7,4)=DA(1,12)/DX(7,1)*3600.                  — 空燃比計算
IF(DX(7,4).GT.150.) DX(7,4)=0.
DA(2,12)=DA(1,12)+DX(7,1)/3600.
DA(3,12)=DA(2,12)/GCC
DC(1)=DA(4,12)/DA(3,12)/GCC*100.
RETURN
END

C ****
C SUB-13 VELOCITY CALCULATION
C ****
C
C SUBROUTINE VELO          流速計算
C COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
C Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
C
C - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - -
C     I=1: MAIN GAS,           I=2: TEST SEC IN,
C     I=3: TEST SEC. OUT,     I=4: COOLANT
C - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - - -
C     U(E,R,TT,PS,PT)=SQRT(19.603*R*TT/E*(1.-(PS/PT)**E))
DO 10 I=1,4
J=0
AF=DX(7,4)
GO TO (1,2,2,4),I
C - - - [I=1; MAIN ORIFICE] - - - - -
1 AF=0.
TT=T(1)+273.2
PT=P(4)+RZ(3)
PS=PT-DA(1,12)*DA(1,12)/(1.5645E-04*DA(1,8)*19.603) } 主流オリフィス 流速
GO TO 5
C
C - - - [I=2; TEST SECTION INLET] - - - - -
C - - - [I=3; TEST SECTION OUTLET] - - - - -
2 TT=T(5)+273.2
PS=P(I+7)+RZ(3)
PT=P(7)+RZ(3)
GO TO 5 } テストセクション
C
C - - - [I=4; COOLANT ORIFICE] - - - - -
4 TT=T(2)+273.2
PT=P(5)+RZ(3)
PS=PT-DA(4,12)**2/(4.7579E-06*DA(4,8)*19.603) } 冷却空気オリフィス
AF=0.
5 CONTINUE
T1=TT
7 CALL PROPT (T1,AF,SHR,CPR,R,PR,VIS,AK)
E=(SHR-1.)/SHR
TS=TT*(PS/PT)**E

```

```

J=J+1
T1=TS
IF(J.LE.2)GO TO 7
DA(I,1)=TS-273.2
DA(I,2)=PS-RZ(3)
DA(I,3)=SHR
DA(I,4)=CPR
DA(I,5)=R
DA(I,6)=PR
DA(I,7)=VIS
DA(I,8)=PS/(R*TS)
DA(I,10)=U(E,R,TT,PS,PT)
DA(I,9)=AK
DA(I,11)=SQRT(2./(SHR-1.)*((PT/PS)**E-1.))
10 CONTINUE
TYPE 150, (DA(I,J),J=10,12)
150 FORMAT(3X,'V='F8.2,3X'M='F6.4,3X'G='F6.4)
RETURN
END
C
C **** SUBROUTINE REYNOLDS NUMBER CALCULATION ****
C
C SUBROUTINE REYNO
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
1 Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)          レイノルズ数計算
DIMENSION ALL(4)
DATA ALL/0.1522, 0.0041, 0.0318, 0.0529/
C
C 主流オリフィス孔径・翼前縁半径・翼弦長・冷却空気オリフィス孔径(m)
RE(U,VIS,GAM,AL)=U*GAM*AL/VIS/9.807
K=RZ(12)
1 GO TO (3,4,5),K
5 ALL(4)=0.0276
GO TO 3
4 ALL(4)=0.0527
C
IF(RZ(11).EQ.'V') GO TO 3
ALL(2)=0.0021
ALL(3)=0.018
C
3 DO 10 I=1,4
U=DA(I,10)
AL=ALL(I)
GAM=DA(I,8)
VIS=DA(I,7)
10 D(I+104)=RE(U,VIS,GAM,AL)
RETURN
END
C
C **** SUBROUTINE COMB ****
C
C SUBROUTINE COMB
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
1 Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
YB(H1,H2,AF)=(H2*(AF+1.)-H1*AF)/10220.
TGO=T(1)+273.2
TTI=T(5)+273.2
AF=DX(7,4)
H1=DA(1,4)*TGO
H2=DA(2,4)*TTI
C
C 燃焼効率の計算

```

```

D(103)=YB(H1,H2,AF)
D(101)=H1
D(102)=H2
D(104)=TTI-TGO
C ----- ( TIT CAL ) -----
FUEL=DX(7,1)/3600.*10220.
AIR=DA(1,12)*DA(1,4)*TGO
TEMP=DA(2,12)*DA(2,4)
D(109)=(FUEL+AIR)/TEMP
D(110)=(FUEL*D(103)+AIR)/TEMP
C
RETURN
END
C
***** SUB-16 COOLING EFFECTIVENESS CALCULATION *****
C
SUBROUTINE YCAL
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),Y(16),
1      DA(4,13),DX(7,4),DC(8)
C
TC=T(6)
TG=DA(2,1)
DO 10 I=1,5
IF(TC.GE.TG) GO TO 20
冷却効率の計算
Y(I)=(TG-T(I+6))/(TG-TC)*100.
GO TO 10
20 Y(I)=0.
10 CONTINUE
RETURN
END
C
***** SUB-17 ANALOG DATA SCANNING *****
C
SUBROUTINE SCANE3(ICNS,ICN)
COMMON D(200)
DIMENSION IG(200),ISB(2),IBF1(128),IBF2(256),RANGE(13)
DATA RANGE/10240.,5120.,2560.,1280.,640.,320.,160.,80.,40.,20.,
1      10.,5.,2.5/
C
1 CALL RPINIO(ISB)
CALL RPATTO(ISB)
CALL AISAO(ISB,1,0,7,IBF2)
D(200)=FLOAT(IBF2(1))/16383.*160.
C
CALL AISAO(ISB,ICN,ICNS,1,IBF2)
DO 10 J=1,ICN
K=ICNS+J-1
JD=IBF2(J*2-1)
JR=IBF2(J*2)
IF(JD.LT.16000) GO TO 15
JR=JR-1
CALL AISMO(ISB,1,K,JR,IBF1)
CALL RPDETO(ISB)
JD=IBF1(1)
15 CONTINUE
D(K)=FLOAT(JD)/16383.*RANGE(JR)
10 CONTINUE
RETURN
END

```

RTP盤コントロール  
サブルーチン

```

C **** SUBROUTINE MONITR ****
C      SUB-6    MONITORING
C ****
C
C      SUBROUTINE MONITR
C      COMMON D(200)
C      DIMENSION OBF(100)
C
C      TYPE 100
100 FORMAT(3X,/*1---SINGLE CHANNEL*/,
1       3X,/*2---MULTI CHANNEL*/,
2       3X,/*3---RANDOM CHANNEL*/)
C      TYPE 110
110 FORMAT(/3X,/* SCAN MODE(1,2,3)= ?*/
CALL SBYTE(7)
READ(5,200) IS
200 FORMAT(I1)
IF(IS.LE.0.OR.IS.GE.4) GO TO 1
ICN=0
GO TO (3,5,7),IS
C ----- SINGLE CHANNEL SCANNING -----
3 TYPE 120
120 FORMAT(2X,/* CHANNEL NR [ICNS]= ?*/
CALL SBYTE(7)
READ(5,210) ICNS
ICN=1
GO TO 10
C ----- MULTI CHANNEL SCANNING -----
5 TYPE 150
150 FORMAT(3X,/*START CHANNEL [ICNS]= ?*/
CALL SBYTE(7)
READ(5,210) ICNS
TYPE 160
160 FORMAT(3X,/* FINISH CHANNELS [ICF]= ?*/
CALL SBYTE(7)
READ(5,210) ICF
ICN=ICF-ICNS+1
210 FORMAT(I3)
GO TO 10
C ----- RANDOM CHANNEL SCANNING -----
7 TYPE 170
170 FORMAT(3X,/* RANDOM CHANNEL NR [IRC]= ? :0=FINISH*/
CALL SBYTE(7)
READ(5,210) IRC
IF(IRC.EQ.0) GO TO 10
IGA=2
ICN=ICN+1
OBF(2*ICN)=IRC
OBF(2*ICN-1)=IGA
GO TO 7
C -----
10 TYPE 130
130 FORMAT(3X,/* REPEAT NUMBER, [IR]= ?*/
CALL SBYTE(7)
ACCEPT 210,IR
IRR=IR
TYPE 140
140 FORMAT(3X,/* SCAN TIME(DELAY) [IT]=? SEC.*/
CALL SBYTE(7)
ACCEPT 210,IT
6 GO TO (2,2,4),IS
2 CALL SCAN1(ICNS,ICN,IR,IT)

```

温度圧力  
スキャニング・モニター



```

CALL AIRAO(ISB,ICN,OBF,IBF2)
DO 10 I=1,ICN
J=OBF(2*I)
DA=FLOAT(IBF2(2*I-1))/16383.*RANGE(IBF2(2*I))
CALL PTCAL2(J,DA,DB,0)
10 CONTINUE
CALL SBYTE(7)
IR=IR-1
IF(IR.EQ.0) GO TO 9
CALL TOKEI(IT)
GO TO 1
9 RETURN
END

C *****
C      SUB-6C; P/T CAL. SUB. FOR MONITR
C      BY TACK KUMAGAI
C *****
C
C      SUBROUTINE PTCAL2(J,DA,DB,JJ)
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40)
C
D1=D(200)
D2=D(1)                                温度・圧力変換
TR=262.6*(D2/D1-1.001)
IF(J.GE.48) GO TO 20
IF(J.GE.6.AND.J.LE.12) GO TO 10
C -----
DB=DA/0.04131+TR
GO TO 12
10 DB=DA
12 IF(JJ.EQ.9) GO TO 9
      WRITE(5,100) (J-1),DB,DA
100 FORMAT(3X,'* T(''1,I2,'')='',F7.1,' DEG'',F10.3,' MV')
      GO TO 9
C -----
20 DB=(DA-DZ(J-47))*CP(J-47)
IF(JJ.EQ.9) GO TO 9
      WRITE(5,110) (J-47),DB,DA
110 FORMAT(3X,'* P(''1,I2,'')='',F9.1,' KG/M*2'',F8.2,' MV')
9 RETURN
END

C *****
C      *      SUB-6C; WAITING TIMER ROUTINE      *
C      *          BY T.KUMAGAI/26 FEB 81          *
C *****
C
C      SUBROUTINE TOKEI(IT)
NA=0
NB=0
NC=0
1 NA=NA+1
IF(NA.LE.1480) GO TO 1
NA=0
NB=NB+1
IF(NB.LE.30) GO TO 1
NB=0
NC=NC+1
IF(NC.LE.IT) GO TO 1
RETURN
END
C

```

SUBROUTINE MONITOR用  
タイマーチン

```

C =====
C      SUB-18 :   OUTPUT-1      PARAMETER
C =====
C
C      SUBROUTINE OUT1(N)
C      COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),
C      1          Y(16),DA(4,13),DX(7,4),DC(8)           データ出力
C      DIMENSION L(4),TTO(3),PTO(3)
C
C      IF(RZ(11).EQ.0) GO TO 3
C      WRITE(N,100) (RZ(J),J=4,9)
100 FORMAT(3X'HPCT [ BLADE ] DATA SAMPLED AT: ',3A4,3X,3A4)
      GO TO 5
      3 WRITE(N,105) (RZ(J),J=4,9)
105 FORMAT(3X'HPCT [ VANE ] DATA SAMPLED AT: ',3A4,3X,3A4)
      5 CONTINUE
      WRITE(N,110) RZ(2),RZ(3)
110 FORMAT(13X,'PA='F6.1,' (MBAR)  ('F7.0,' KG/M2)//40('='))
      DO 20 I=1,2
      TTO(I)=T(1+(I-1)*4)
20 PTO(I)=P(3*I+1)
      TTO(3)=T(5)
      PTO(3)=P(7)
      TG1=D(109)-273.2
      TGD=D(110)-273.2
      WRITE(N,115) (J,TTO(J),DA(J,1),PTO(J),DA(J,2),
      1          (DA(J,K),K=10,12),J=1,3),D(107),D(106)
115 FORMAT(' * MAIN FLOW */' SN'7X,'TT',8X'TS',8X'FT',
      1          8X'PS',8X'V',9X'M',9X'G//3(I3,4F10.1,F10.2,
      2          2F10.4),8X'REG3='E12.4,8X'REGLE='E12.4)
      UR=DA(1,12)/0.013273228/DA(1,8)
      WRITE(N,120) TG1,TGD,UR,D(104),DX(7,2),DX(7,1),DX(7,4),D(120)
120 FORMAT(40('=')/3X'* COMBUSTION */',
      1          4X,'TGCAL(1)='F6.1' (C)',3X,'TGCAL(DATA)='F6.1,' (C)//,
      2          5X,'UR='F7.2,3X,'DT='F7.2,' (C)' FF='F7.2,
      3          ' (HZ)' GF='F7.2,' (KG/HR)//,
      4          4X,'A/F='F7.2,3X,'YB='F7.4//)
      DC(2)=(T(6)+273.2)/(DA(2,1)+273.2)
      DC(3)=(P(13)-DA(3,2))/(P(7)-DA(3,2))
      WRITE(N,125) DA(4,12),DC(1),T(2),T(3),T(6),
      1          P(13),DC(3),DC(2)
125 FORMAT(40('=')//* ** COOLING AIR***/
      1          4X'GC='F8.5,5X'GC/GG='F6.2' %//4X,'TCO = ',F6.1,
      2          4X'TCH='F6.1,4X'TCI='F6.1,/
      3          4X,'PCI='F7.1,5X,'CPC='F7.4,3X,
      4          'TCI/TGIS(K)='F7.4//40('='))
      WRITE(N,130) P(4),P(2),T(1),D(105),P(5),P(3),T(2),D(108)
130 FORMAT(3X,'ORIFICE',6X,'PW',7X,'DP',7X,'TO',8X,'RE',/4X,
      1          'MAIN',4X,3F9.1,E15.4/4X,'COOLANT',1X,3F9.1,E15.4//40('='))
      RETURN
      END
C =====
C      SUB-19 : DATA FROM NASA [TN D-5452]
C      THERMODYNAMIC AND TRANSPORT PROPERTIES OF AIR GAS
C =====
C
C      SUBROUTINE PROPT(T1,AF,CHR,CPG,RG,CPR,VISG,AK)
C      DIMENSION R(23,5),FM(23,5),VIS(23,5),CP(23,5),
C      1          FK(23,5),PR(23,5)
C

```

```

H(X1,X2,Y1,Y2)=X1+(X2-X1)*(Y1-Y2)/100.
F1(XI,YI,ZI,ZII)=XI+(YI-XI)*(ZI-ZII)
F2(XI,YI,ZI,ZII)=XI+(YI-XI)*(ZI-ZII)
CALL ASSIGN(2,'DLO:PROPER.DAT',0)
READ(2,100) ((R(I,J),FM(I,J),VIS(I,J),CP(I,J),FK(I,J),PR(I,J),
1           I=1,23),J=1,5)
100 FORMAT(F6.4,F7.3,E9.2,F7.4,E9.2,F6.3)
CALL CLOSE(2)
T=T1
IF(T.LT.300.) T=300.
RT=T1/100.                                         物性値計算
IF(RT.LT.3.) RT=3.
FIR=1./AF*100.
IF(AF.LE..1) FIR=0.
II=IFIX(RT)
J=JI-2
TO=100.*FLOAT(II)
IF(FIR.GE.0..AND.FIR.LT.1.) J=1
IF(FIR.GE.1..AND.FIR.LT.2.) J=2
IF(FIR.GE.2..AND.FIR.LT.4.) J=3
IF(FIR.GE.4..AND.FIR.LT.6.) J=4
IF(FIR.GE.3..AND.FIR.LT.4..OR.FIR.GE.5..AND.FIR.LT.6.)GO TO 3
IRO=IFIX(FIR)
RO=FLOAT(IRO)
GO TO 4
3 IRO=IFIX(FIR)-1
RO=FLOAT(IRO)
4 R1=R(I,J)
R2=R(I+1,J)
R3=R(I,J+1)
R4=R(I+1,J+1)
FM1=FM(I,J)
FM2=FM(I+1,J)
FM3=FM(I,J+1)
FM4=FM(I+1,J+1)
VIS1=VIS(I,J)
VIS2=VIS(I+1,J)
VIS3=VIS(I,J+1)
VIS4=VIS(I+1,J+1)
CP1=CP(I,J)
CP2=CP(I+1,J)
CP3=CP(I,J+1)
CP4=CP(I+1,J+1)
FK1=FK(I,J)
FK2=FK(I+1,J)
FK3=FK(I,J+1)
FK4=FK(I+1,J+1)
PR1=PR(I,J)
PR2=PR(I+1,J)
PR3=PR(I,J+1)
PR4=PR(I+1,J+1)
JF(J.GT.2)GO TO 5
AR=F1(R1,R3,FIR,RO)
BR=F1(R2,R4,FIR,RO)
AFM=F1(FM1,FM3,FIR,RO)
BFM=F1(FM2,FM4,FIR,RO)
AVIS=F1(VIS1,VIS3,FIR,RO)
RVIS=F1(VIS2,VIS4,FIR,RO)
ACP=F1(CP1,CP3,FIR,RO)
BCP=F1(CP2,CP4,FIR,RO)
AK=F1(FK1,FK3,FIR,RO)
BK=F1(FK2,FK4,FIR,RO)
APR=F1(PR1,PR3,FIR,RO)

```

```

BPR=F1(PR2,PR4,FIR,RO)
CR=H(AR,BR,T,TO)
CFM=H(AFM,BFM,T,TO)
CVIS=H(AVIS,BVIS,T,TO)
CCP=H(ACP,BCP,T,TO)
CK=H(AK,BK,T,TO)
CPR=H(APR,BPR,T,TO)
GO TO 6
5 AR=F2(R1,R3,FIR,RO)
BR=F2(R2,R4,FIR,RO)
AFM=F2(FM1,FM3,FIR,RO)
BFM=F2(FM2,FM4,FIR,RO)
AVIS=F2(VIS1,VIS3,FIR,RO)
BVIS=F2(VIS2,VIS4,FIR,RO)
ACP=F2(CP1,CP3,FIR,RO)
BCP=F2(CP2,CP4,FIR,RO)
AK=F2(FK1,FK3,FIR,RO)
BK=F2(FK2,FK4,FIR,RO)
APR=F2(PR1,PR3,FIR,R)
BPR=F2(PR2,PR4,FIR,RO)
CR=H(AR,BR,T,TO)
CFM=H(AFM,BFM,T,TO)
CVIS=H(AVIS,BVIS,T,TO)
CCP=H(ACP,BCP,T,TO)
CK=H(AK,BK,T,TO)
CPR=H(APR,BPR,T,TO)
6 CONTINUE
CHR=CR
CPG=CCP
RIG=847.82/CFM
VISG=CVIS/100.
AK=CK*3600.
RETURN
END

C
C
C **** SUBROUTINE PTDAT2(NR) ****
C      SUB-5;  PRESSURE & TEMPERATURE RAW DATA
C              BY TACK KUMAGAI (10-MAR-81)
C ****
C
C      SUBROUTINE PTSCAN
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15)
DIMENSION RT(2)

C
C      IRZ=IFIX(RZ(1))
N=NR
NN=0
LPT=0
IF(N.NE.9) GO TO 3
2 TYPE 100
100 FORMAT(6X,'* P-ONLY=(1), *T-ONLY=(2), *P/T-BOTH=(CR) ?')
ACCEPT 200,LPT
4 N=5
NN=9
CALL PTSCAN
CALL TIME(RT)
RZ(4)=RT(1)
RZ(5)=RT(2)
CALL PTCAL
IF(LPT-1) 3,5,3
3 WRITE(N,110) RZ(4),RZ(5),IRZ
110 FORMAT(5X,'[ TEMPERATURE ] DATA AT: '2A4,4X,'EXP NR='I3)

```

全温度・圧力表示

```

      WRITE(N,120)
120 FORMAT(2(3X,'NO',6X'DEG',7X'MV',6X))
      WRITE(N,130) (I,T(I),D(I+1),I+7,T(I+7),D(I+8),I=1,7)
130 FORMAT(2(2X,'T/I2,F10.1,F10.2,4X))
      IF(LPT.GE.2) GO TO 7
      5 WRITE(N,140) RZ(4),RZ(5),IRZ
140 FORMAT(7X,'PRESSURE') DATA AT : ',2A4,3X'EXP NR='I3)
      WRITE(N,150)
150 FORMAT(2(3X'NO',4X'KG/M2',7X'MV',6X))
      WRITE(N,160) (K,P(K),D(K+47),K+7,P(K+7),D(K+54),K=1,7)
160 FORMAT(2(2X,'P/I2,F10.1,F9.2,5X))
      IF(NN.NE.9) GO TO 9
      7 TYPE 170
170 FORMAT(/6X'* AGAIN=(1), * RESET=(2-9), *NEXT=(CR) ?//)
      CALL SBYTE(7)
      READ(5,200) L
200 FORMAT(I1)
      IF(L-1) 9,4,2
      9 RETURN
      END

C **** SUBROUTINE OUT2(N)
C **** SUB-20 ; OUTPUT-2
C **** COOLING EFFECTIVENESS AND PROPERTY VALUE
C ****
C
C      SUBROUTINE OUT2(N)
COMMON D(200),DZ(40),P(40),T(40),CP(40),RZ(15),Y(16),
1      DA(4,13),DX(7,4),DC(8)                                データ出力
C
      WRITE(N,100)
100 FORMAT(/8X' # VANE SURFACE TEMP. & COOLING EFFECTIVENESS')
      WRITE(N,110) (J,T(J+6),Y(J),J=1,5)
110 FORMAT(3X'TM',I1,F10.1'DEG',F8.1'%')
      WRITE(N,120) ((DA(I,J),J=3,9),I=1,4)
120 FORMAT(40('')/6X,'# PROPERTY VALUES #'//3X'POSITION',4X'SHR',
1      7X'CP',8X'R',10X'PR',10X'VIS',7X'GAM',7X'COND',
2      3X'MAIN-1 ',4F10.4,E14.4,F9.4,E14.4,
3      8X'2 ',4F10.4,E14.4,F9.4,E14.4,
4      8X'3 ',4F10.4,E14.4,F9.4,E14.4,
5      2X'COOLANT ',4F10.4,E14.4,F9.4,E14.4//40(''),
6      ///////////////
      CALL FTDAT2(N)
      RETURN
      END

```

## 付録B 高温高圧翼列試験における非定常温度のオンラインデータ解析プログラムのリスト

```

CREATE TACK
1 ERASE
2 PRINT ** COOLING EFFECTIVENESS RESEARCH - T.KUMAGAI **
10 PRINT 'DELAY TIME ?'
11 INPUT KB',I6
12 PRINT 'DELAY CHECK; SET CH-1'
13 BLKCLR } ディレイ タイム設定
14 HNINIT 4
15 BLKDEF B1,100,0
16 BLKDEF B2,100,0
17 BLKDEF B3,100,0
18 BLKDEF B4,100,0
20 BLKDEF B5,100,0
21 BLKDEF B6,100,0
22 BLKDEF B7,100,0
23 BLKDEF B8,100,0
24 BLKDEF B9,100,0
25 BLKDEF B10,100,0
26 BLKDEF B11,100,0
27 BLKDEF B12,100,0
28 BLKDEF B13,100,0
29 BLKDEF B0,100,0
30 PRINT ' CHANNEL NR ? ECH1-7) FINISH=8'
31 INPUT 'KB',I6
34 PRINT 'CHANNEL',I6,' ANALOG INPUT'
36 IF I0,2,33,200,800
37 PRINT 'DELAY=',I5
38 HNINIT B15,I5,1,7,4,44,0,-3,2,1
40 HNIMP } A/D 変換
41 HNINIT B14,100,1,10,4,44
42 HNIMP
47 FLOAT B14,B0
48 MCOUNR 1000..B0
49 IF I0,1,34,50,70
50 DISPLAY B0,'GLAB','DELAY CHECK','G','R'
51 PRINT 'DELAY OK? EOK=0J'
52 INPUT 'KB',I6
53 ERASE
54 IF I6,10,100,10
70 GOTO I0,30,100,200,300,400,500,600,700,800
100 MOVE B0,B1
120 DISPLAY B1,'GLAB','MAIN GAS TEMP. ECH1J','YLAB','DEG','G' CH1 グラフ
121 ERASE } イック表示
130 GOTO 30
200 MOVE B0,B2
205 MOVE B1,B8
210 SUB B2,B8
220 DISPLAY B2,'GLAB','COOLANT TEMP ECH2J','G'
230 DISPLAY B8,'GLAB','TD1 ECH1-CH2J','G'
231 ERASE
240 GOTO 30
300 MOVE B0,B3
305 MOVE B1,B9
310 SUB B3,B9
320 DISPLAY B3,'GLAB','TM1 ECH3J','G'
330 DISPLAY B9,'GLAB','TD1 ECH1-CH3J','G'
331 ERASE
340 GOTO 30
400 MOVE B0,B4
405 MOVE B1,B10
410 SUB B4,B10
420 DISPLAY B4,'GLAB','TM2 ECH4J','G'
430 DISPLAY B10,'GLAB','TD2 ECH1-CH4J','G'
431 ERASE
440 GOTO 30
500 MOVE B0,B5
505 MOVE B1,B11
510 SUB B5,B11
520 DISPLAY B5,'GLAB','TM3 ECH5J','G'

```

各 CH のグラフィック表示

```

520 DISPLAY B11,'GLAB','TD3 [CH1-CH5]', 'G'
531 ERASE
540 GOTO 30
600 MOVE B0,B6
605 MOVE B1,B12
610 SUB B6,B12
620 DISPLAY B6,'GLAB','TM4 [CH6]', 'G'
630 DISPLAY B12,'GLAB','TD4 [CH1-CH6]', 'G'
631 ERASE
640 GOTO 30
700 MOVE B0,B7
705 MOVE B1,B13
710 SUB B7,B13
720 DISPLAY B7,'GLAB','TM5 [CH7]', 'G'
730 DISPLAY B13,'GLAB','TD5 [CH1-CH7]', 'G'
731 ERASE
740 GOTO 30
200 ERASE
202 PRINT / ** TEMPERATURE [DEG] ***
205 PRINT / NR TTI TCI TM1 TM2 TM3 TM4 TM5-
210 FOR I1,0,99
212 LET R1,B1,I1
213 LET R2,B2,I1
214 LET R3,B3,I1
215 LET R4,B4,I1
216 LET P5,B5,I1
217 LET P6,E6,I1
218 LET P7,B7,I1
220 WRITE 'KB',I1,R1,R2,R3,R4,R5,R6,R7
220 FORMAT 1,3,0
221 FORMAT 2,8,2
222 FORMAT 3,8,2
223 FORMAT 4,8,2
224 FORMAT 5,8,2
225 FORMAT 6,8,2
226 FORMAT 7,8,2
227 FORMAT 8,8,2
228 NEXT I1
240 PRINT 'COPY OK ? OK=ANY NUMBER'
242 INPUT 'KB',I2
244 ERASE
250 PRINT /
250 PRINT / NR TDI TD1 TD2 TD3 TD4 TD5-
270 FOR I3,0,99
271 LET R1,B8,I3
272 LET R2,B9,I3
273 LET R3,B10,I3
274 LET R4,B11,I3
275 LET R5,B12,I3
276 LET R6,B13,I3
220 WRITE 'KB',I3,R1,R2,R3,R4,R5,R6
220 FORMAT 1,3,0
221 FORMAT 2,8,2
222 FORMAT 3,8,2
223 FORMAT 4,8,2
224 FORMAT 5,8,2
225 FORMAT 6,8,2
226 FORMAT 7,8,2
227 NEXT I3
204 MLCOMR .01,B8
205 DIV B8,B9
206 DIV B8,E10
207 DIV B8,B11
208 DIV B8,B12
209 DIV B8,B13
215 PRINT 'COPY OK ?,NEXT=ANY NUMBER'
216 INPUT 'KB',I2
218 DISPLAY B9,'GLAB','CE1 [TD1/TDI1]', 'YLAB', 'X', 'G'
219 DISPLAY B12,'GLAB','CE2 [TD2/TDI2]', 'G'

```

各 CH のディジタル値の出力  
(100 点)

```
920 DISPLAY B11,'GLAB1','CE3 [TD3/TDI3]','G'
921 DISPLAY B12,'GLAB1','CE4 [TD4/TDI3]','G'
922 DISPLAY B13,'GLAB1','CE5 [TD5/TDI3]','G'
923 ERASE
925 PRINT ' COOLING EFFECTIVENESS * CE1-CE5 * (%)'
926 PRINT '
930 PRINT ' NR   CE1     CE2     CE3     CE4     CE5'
931 FOR I4,0,99
932 LET R1,B9,I4          B9のI4番目の値をR1に代入する。
933 LET R2,B10,I4
934 LET R3,B11,I4
935 LET R4,B12,I4
936 LET R5,B13,I4
940 WRITE 'KB',I4,R1,R2,R3,R4,R5
941 FORMAT 1,3,0
942 FORMAT 2,7,2
943 FORMAT 3,8,2
944 FORMAT 4,8,2
945 FORMAT 5,8,2
946 FORMAT 6,8,2
947 NEXT I4
999 RETURN
END
```

## 付録C 計算機起動法

## 1.1 電 源

a. 空調機電源 ON

b. 計算機本体NFB ON

c. 計算機本体DC電源 ON

d. ディスクNFB ON

e. LOADスイッチ ON

f. WRITE PROTECTスイッ

チ OFF

g. 端末、ラインプリンタ電源

ON

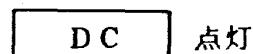
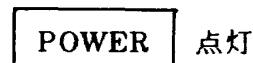
## 1.2 ブート

a. 計算機コンソールよりCNTL  
キーを押しながら、HLT/SS  
キーを押す。b. CNTLキーを押しながら,  
BOOTキーを押す。

c. 0000 0000 0000 0000

@を表示（計算機より）

d. @に続けてDL 入力



e. システムより日付入力の要求あり

10:00 1-JAN-83

(83年1月1日 10時00分起動の場合)

f. 続けてシステムよりメッセージを出力する。

## 1.3 停止法

a. 計算機使用状態確認 DEV

b. 使用者のない場合

RUN \$ SHUT UP

約20秒後



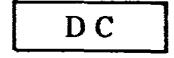
c. WRITE PROTECT ON



d. LOAD ON



e. DC 電源 OFF



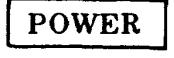
f. ディスク NFB OFF



g. ターミナル ラインプリンタ

OFF

h. 計算機 MFB OFF



i. 空調機 OFF



## 既 刊 資 料

TM-480	離陸滑走中の小型双発機の片発発動機故障時における加速停止距離の算定について	1982年12月	村上 義雄
TM-481	しま再生装置を用いたモアレ法による面外変位解析の検討	1983年1月	越出 慎一
TM-482	第1回 USB方式動力装備試験におけるウイング及びフラップ表面温度測定結果	1983年2月	能瀬 弘幸, 白井 弘 吉田 豊明
TM-483	FJR 710/600 エンジン用燃焼器	1983年2月	田丸 卓, 石井浅五郎 鈴木 和雄 ほか
TM-484	高圧タービンの研究開発(I) 供試タービン HT-10H の空力性能試験	1983年3月	能瀬 弘幸, 高原 北雄 吉田 豊明 ほか
TM-485	高圧タービンの研究開発(II) 供試タービン HT-10H の冷却性能	1983年3月	高原 北雄, 三村富嗣雄 吉田 豊明 ほか
TM-486	高圧タービンの研究開発(III) 供試タービン HT-20H の空力性能および翼冷却性能	1983年3月	吉田 豊明, 井上 重雄 三村富嗣雄 ほか
TM-487	高圧タービンの研究開発(M) 供試タービン HT-20H の空力性能および翼冷却性能	1983年3月	三村富嗣雄, 白井 弘 高原 北雄 ほか
TM-488	タービン翼冷却試験用高温高圧翼列風胴(1) 計画および設計製作	1983年3月	坂田 公夫, 吉田 豊明 熊谷 隆王 ほか
TM-489	タービン翼冷却試験用高温高圧翼列風胴(2) 特性試験結果	1983年3月	吉田 豊明, 熊谷 隆王 白井 弘 ほか

---

## 航空宇宙技術研究所資料490号

昭和58年3月発行

発行所 航空宇宙技術研究所

東京都調布市深大寺町1880

電話武藏野三鷹(0422)47-5911(大代表) 〒182

印刷所 株式会社共進

東京都杉並区久我山5-6-17

---

Printed in Japan