

NAL TM-448

ISSN 0452-2982 UDC 621.452

# 航空宇宙技術研究所資料

TECHNICAL MEMORANDUM OF NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

# TM-448

FJR710/600エンジン用排煙低減型燃焼器 ライナ(#605)の開発試験

田	丸		卓	•	石	井	浅王	5郎	٠	堀	内	ΤĒ	司
斉	藤		隆	•	西	尾	健		•	下	┯		雄
黒	沢	要	治	٠	Щ	田	秀	志	٠	小	倉	五	郎

1981年10月

航空宇宙技術研究所 NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

This document is provided by JAXA.

項目	担 当 者
実験・計測	酒井 規行 <sup>*</sup> 北原 一起 <sup>*</sup> 中越 元行 <sup>*</sup> 藤田 武志 <sup>*</sup> 杉田 正男 <sup>*</sup>
エンジン計測	田頭 健 <sup>**</sup> 柏木 武 <sup>**</sup>

\*川崎重工業㈱

\*\*石川島播磨重工業(株)

# FJR710/600エンジン用排煙低減型燃焼器 ライナ(#605)の開発試験\*

 田
 丸
 卓\*\*
 石
 井
 浅五郎\*\*
 堀
 内
 正
 司\*\*\*

 斉
 藤
 隆\*\*\*
 西
 尾
 健
 二\*\*
 下
 平
 雄\*\*

 黒
 沢
 要
 治\*\*
 山
 田
 秀
 志\*\*\*
 小
 倉
 五
 郎\*\*

概要

FJR 710/600 エンジンの排煙と未燃焼排出成分の低減をねらって,燃焼器の改良をはかった。この燃焼器は,16組の圧力噴霧式燃料噴射弁とスワーラ(空気旋回器)をもつ環状燃焼器である。改良の手順として箱形燃焼器による大気圧近傍の圧力条件でスワーラを中心とする燃料供給部近傍の空気導入法を改良し,最終的に環状燃焼器による12 kg/cm<sup>2</sup> abs までの圧力での単独要素試験を行った。この燃焼器はまた実機搭載試験によっても従来のものよりすぐれた排出特性をもつことが確認された。ここにその改良の過程と,その試験結果について記す。

### 1. まえがき

通商産業省工業技術院の主宰する大型プロジェクトに協力して,航空宇宙技術研究所ではファン・ジェットエンジンFJR 710/600の燃焼器開発研究を行っている。

今回は,上記エンジンの初号機である7号機に採 用されたライナの仕様<sup>1)</sup>に,更に改良を加え,主と して,排煙と未燃焼成分排出低減と出口温度分布特 性の向上を試みた。

FJR 710 エンジン燃焼器の場合, これまでいくつ かの新形式燃焼器<sup>2),3)</sup>で, 排煙低減化の可能性を確 認しているが, それらの燃焼器は未だ実機採用に足 る十分な信頼性と耐久性を確認するに至ってない。

そこで今回は,実績のある圧力噴霧形噴射弁とス ワーラ(空気旋回器)を備えた従来型の燃焼器の基 本的構成は変更せずに,小改造を加えることによっ て排煙低減を実現しようとした。

\*\*\*航空機公害研究グループ

排煙の低減については,J.J.Faitaniが1968年頃, 燃焼器一次燃焼領域の燃料噴霧近傍に空気を導入し て,燃料過濃部分を減少させる方法を発表した<sup>4)</sup>。 一方,D.W. Bahr らも同じ頃,燃料噴射弁近傍へ積 極的に空気を導入し,一次燃焼領域の局所当量比を 2以下に抑えることによって排煙低減を実現したと 報告している<sup>5)</sup>。

それらの手法を検討してみると一次燃焼領域の燃料過濃部分を減少させることが重要である。具体的 な方法としては,

- (a) 気流と燃料を予混合し, 混合気の均質化をは かる,
- (b) 燃料噴霧円錐近傍ヘライナから,強い貫通力 を持った少量の気流を導入し,燃料過濃部分の 稀釈をはかる,
- (c) 燃料噴射弁冷却用空気(シュラウドエアー) を用い,燃料噴射弁近傍での燃料の分散と空気 との混合の促進をはかる,
- (d) 保炎器によって燃料と空気の攪拌混合を強化 し,燃焼領域混合気の均質化をはかる,

などの方法が考えられる。

<sup>\*</sup>昭和56年7月30日 受付

<sup>\*\*</sup>原動機部

実機に採用しうる燃焼器としては,上のいずれの 方法にせよ所要の燃焼器作動範囲全般にわたって, 安定な燃焼状態が確保できることが必須条件である。

今回の排煙低減化の方法としては,燃焼器の構造 上,上記(a),(b)は採用し難く,(c),または(d)が比較 的容易な方法と判断された。まずここでは,スワー ラを変更し改善をすすめた。

そのための燃焼器改良の手法としては,改修,加 工の容易な箱形燃焼器模型を用い,大気圧下での燃 焼試験を頻繁に行うことによって改良をすすめた。

また,その改良結果に基づいた環状燃焼器を製作 し,それを高圧試験に供し,その燃焼器特性及び排 煙特性を確認した。

これらの燃焼器単独での要素試験の他に上記最終 仕様に基づく実機搭載用環状燃焼器を製作し,要素 試験,および実機運転による排煙および排ガス測定 を行い,その改良の効果を確認した。

以下、それらの経過について詳述する。

# 使用記号

- アルファベットと数字
- 62:00要素試験用環状燃焼器ライナ呼称CC61Bライナ#601 仕様決定用箱形燃焼器CC63Bパ #605 仕様決定用箱形燃焼器CC63H環状燃焼器要素試験用ケーシング
- CO 一酸化炭素
- CM 燃焼器出口温度計円周方向位置,噴射弁, および噴射弁中間位置後方
- EI(i) 成分 i に関する排出指数, g/kg fuel
- M1~M4 機械加工製作ヘリカルスワーラ呼称
- *n* 空気/燃料重量流量比

NO<sub>x</sub> 窒素酸化物

- $P_4$  燃焼器入口全圧, kg/cm<sup>2</sup> abs
- $P_{4i}$  半径方向 i 位置における燃焼器入口全圧, kg/cm<sup>2</sup> abs
- Pf
   燃料供給圧力(燃焼室内圧との差),kg

   /cm<sup>2</sup>
- r 無次元化半径方向位置(r=0,内径側;
   r=1,外径側)
- *R<sub>bi</sub>* (内径側抽気量)/(全供給空気量),%

$R_{b0}$	(外径側抽気量)/(全供給空気量),%
RL	温度計円周方向位置, 2.3 参照
S	スワール数, $S = \frac{2}{3} \frac{(1-z^3)}{(1-z^2)} \tan \alpha$
T <sub>4</sub>	燃焼器入口空気温度, K
$T_5$	燃焼器出口燃焼ガス平均温度, K
THC	排出全炭化水素
U <sub>r</sub>	代表断面 ( 面積 0.1722 m <sup>2</sup> ) 平均風速,
	m∕s
₩1,₩2	植込み羽根溶接構造スワーラ
w <sub>a</sub>	供給空気重量流量, kg/s
$w_{f}$	燃料流量, kg/s, または g/s
z	スワーラ羽根間空気通路内径/外径比

ギリシャ文字

- α スワーラ羽根の主軸方向に対する角度,°
- $\Delta P$  燃焼器全圧損失, kg/cm<sup>2</sup>
- **Δ***T* 燃焼器平均温度上昇, *K*
- ΔT<sub>c</sub> 燃料が完全燃焼したと仮定したときの燃
   焼ガス理論温度上昇値, K
- δ<sub>t</sub>
   温度不均一率, {(出口温度計測値の最高 値)-T<sub>5</sub>}/ΔT
- η<sub>b</sub> 出口温度測定に基づく燃焼効率,%
- η<sub>c</sub> 燃焼ガス分析に基づく燃焼効率,%
- *θ* 燃焼器後視円周方向右回り角度,<sup>°</sup>
- $\Theta$  無次元化温度,  $\Theta = (T T_4) / \Delta T$ , ここでTは任意位置での温度
- $\phi$  全圧損失係数、 $\phi = \Delta P / \rho_a U_r^2$ , ここで  $\rho_a$ は空気密度である。

# 2. 燃焼器と燃焼試験装置

表1に示す形態上2種類の燃焼器模型を用いて, 燃焼試験を行い,燃焼器の改良をはかった。すなわ ち,箱形,および環状の燃焼器模型である。

上記のうち,前者に用いたライナは表1の2種の ライナ①,および②である。①は主として予備試験 を行うために用い,その結果に基づいてライナ②を 設計製作した。

後者の燃焼器はケーシングをCC63Hと呼称する もので2種類のライナ③,および④~⑧を試験した。 ③は箱形燃焼器試験の結果に基づいて製作した要

2

形態	ケー シング	ライナ呼称	備考
箱形燃焼器	CC63B	① 61B	予備試験用 (#601型)
	00002	② 63B	改良試験用 (#605原型)
		③ 62.00	要素試験用
		<ul><li>④ # 601</li></ul>	実機搭載用
環状燃焼器	СС63Н	5 <b>#</b> 602	"
		6 <b>#</b> 603	"
		⑦ <b>#</b> 604	"
		(8) #605	· //

表1 供試燃焼器

素試験用ライナで、分流板、スワーラ、隔壁板など がビス止め構造となっており、他の仕様のものと交 換可能である。④~⑧は実機搭載用ライナで、溶接 構造である。

#### 2.1 箱形燃焼器

ケーシング形状,燃料噴射弁,抽気系統,および 出口温度分布計測などに関しては,既報<sup>1)</sup>の箱形燃 焼器と全く同じである。ライナの基本的形状,すな わちコンター,分流板,冷却スリットなどは,既報<sup>6)</sup> で決定したものと同一である。

今回の主要な変更部は,スワーラで,その変更に 伴って改良を加えた部分は分流板空気取入口直径, およびライナ空気孔などである。

図1に供試燃焼器の側面から観た主要部の断面と

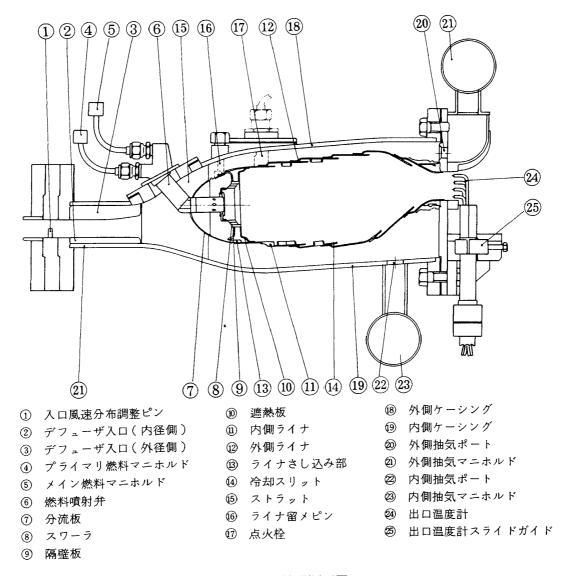


図1 箱形燃焼器断面図

主要部分の名称を示す。同図の①は燃焼器入口部分 での風速分布を,実機の場合と合わせる目的で設 けた直径6mm,高さ10.5mm,ピッチ11.5mmの円 筒ビンの列である。図2にストラット前縁付近で測 定した全圧分布を比較して示す。図3には後流側か ら見た遮熱板付近の断面図を示す。この燃焼器にお ける出口温度計測は,既報<sup>1)</sup>の写真(TM-385,図 30)でも示したように,燃料噴射弁の並びと平行な 方向にスライドできる4点式クシ形温度計を用いた。

今回使用したスワーラを従前のものと比較して図 4 および表2に示す。同図(a)のスワーラは( φ54 ス ワーラと呼称)は、FJR710 エンジン開発第一期<sup>7)</sup> の燃焼器<sup>8)</sup>に用いられた代表的なスワーラで、溝を 機械加工したボスの上に板厚1mmの羽根板を植えこ み溶接した構造である。同図(b)に示すスワーラ( φ 48 スワーラと呼称)は、従来のFJR 710/600 用燃

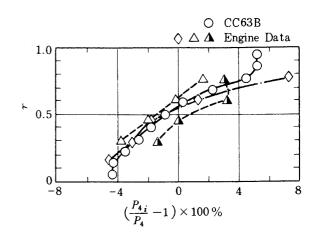


図2 箱形燃焼器入口(ストラット前縁)全圧分布

焼器ライナ(#601など)に用いたもので,やはり同様な構造であるが,外径を小さくしている。同図(c)のスワーラ(\$46スワーラと呼称)は,外径をさらに小さくし,かつボス比と旋回角を表2のM1~M4

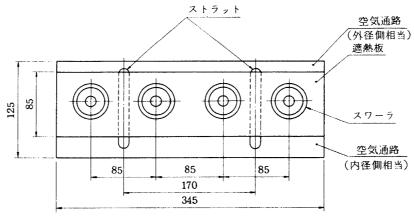
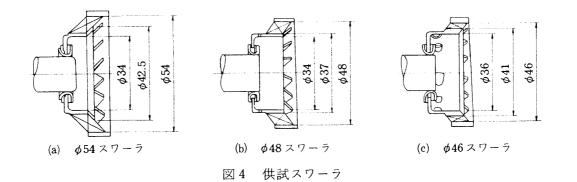


図3 箱形燃焼器の遮熱板近傍断面図

表2 スワーラの種類

呼	称	型式	外径	内径	旋回角	全圧損失係数	スワール数	羽根厚	開口面積	備	考
Ø54ス	ワーラ	₩1	54	42. 5	45	1.20	0.86	1	524	FJR 710 ライナで	)/20 用 ご採用
	••••••••••••••••••••••••••••••••••••••	W 2	48	37	45	1. 72	0.89	1	431	#601 で	*採用
Ø48ス	ワーラ	M 1	48	36	35	1.50	0.62	3	383		
		M 2	48	36	45	1.64	0.88	3	303		
		M 1	46	41	47	1.80	1.02	1	200	#605 C	*採用
Ø46ス		M 2	46	41	50	1.90	1.13	]	187		
Ψ40 A	7-7	М З	46	40	47		1.00	1	184		
		M 4	46	40	50	1.84	1.12	1	222		



のように変更したものを製作した。加工法も精度が 十分に確保できるようにホブ切りによる切削機械加 工で製作した。また、このスワーラでは、ボス部に 8個のルーバを設けて、燃料噴射弁近傍へ旋回方向 に新気導入をはかっている。

表2において示したスワール数とは,

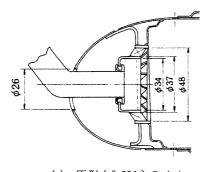
$$S = \frac{2}{3} \left( \frac{1-z^3}{1-z^2} \right) \tan z$$

で定義<sup>9)</sup>される無次元数で,旋回の強さを表わすものと解釈される。ここでzは羽根通路の(内径)/ (外径)の比, αは,羽根の軸に対する角度,すなわち旋回角である。試験した各種スワーラの圧力損失係数と開口比,スワール数などの関係を図5,6 に示す。表2に示したφ54スワーラはそれらの図中,最も全圧損失係数の低い点で示されている。

上記スワーラを取り付けた場合のライナのスワー ラ近傍の様子を図7に示す。

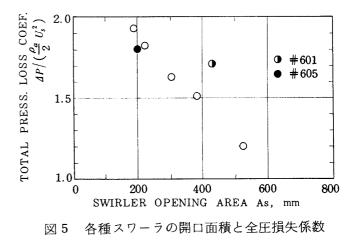
上記のようなスワーラの採用に伴い,それへ流入 する空気量を制御するため分流板の開口部面積を変 更し,その結果生じた火炎状態の変化に応じてライ ナ空気孔の変更を行った。

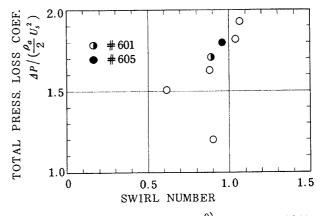
ライナの改造と試験の詳細は,3.1に示す。

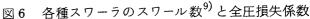


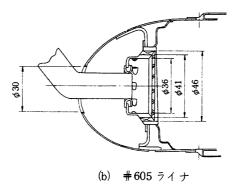
<sup>(</sup>a) 原形(#601)ライナ

図7 供試燃焼器スワーラ近傍断面









#### 2.2 環状燃焼器

今回試験に用いた要素試験用環状燃焼器のケーシング,および燃料噴射弁は,文献<sup>1)</sup>に記したものと同一である。

ただ,ケーシングの入口デフューザ上流部にある 入口風速分布調整ピン(TM-385<sup>1)</sup>,図3)は,従来

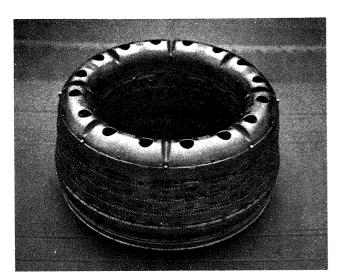
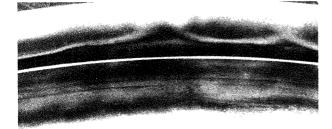


図8 ライナ62.00



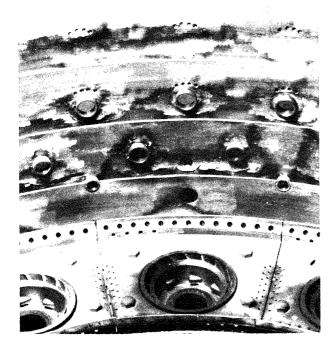


図 9 燃焼試験直後のライナ 62.00

の直径4mm,高さ7mmのものにかえ直径7mm,高さ13mmのピンを120本植えたものを用い,実機で実 測された全圧分布により近い形状に風速分布を調整 した。この変更にしたがって,このケーシングを CC63Hと称した。

箱形燃焼試験の結果により決定した仕様に基づい て製作した要素試験用燃焼器ライナ(内筒)を62.00 と呼称する。これは分流板,隔壁板,遮熱板,スワ ーラ,および外側ライナ筒がすべてビス止めで結合 され一体となっている。これと挿し込み式の内側ラ イナ筒を組合わせてライナー式としている。その外 観を図8に示す。

第1回燃焼試験直後の同外側ライナ内面を図9に 示す。

62.00 の確認試験後,その仕様に小規模の改良を 加えて設計製作した実機試験用燃焼器ライナを#605 と称する。これは,内側ライナ筒の挿し込み部を除 いて,すべて溶接一体構造である。

この外観写真を図10に示す。また,外観および内 側ライナ筒詳細を,それぞれ図11,および12に示す。 従前のライナ #601 などに比べ点火栓部の構造をよ り単純に改めている。また,ライナ空気孔直後に設 けてあった4ケづつの冷却用キリ穴は廃止した。図 13に内側ライナを側視したものを示す。出口に向う 立上り部の過熱を避け,出口温度分布の向上をはか るため,4段目のライナ板に¢4のキリ孔を設けて いる。図14~16に外側ライナ筒の内外詳細を写真に て示す。

なお,環状燃焼器の性能比較のため言及した#601 ~#603ライナは,以前の試験<sup>1)</sup>で決定された仕様に

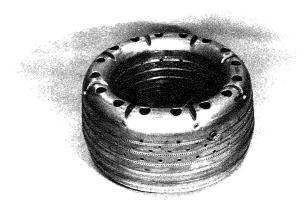


図10 ライナ #605 外観

6



図11 ライナ#605の外側ライナ筒



図12 ライナ#605 の内側ライナ筒

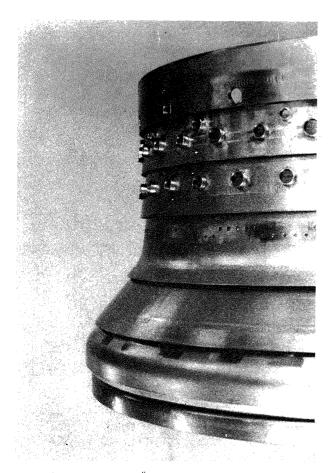


図13 ライナ #605 内側ライナ筒側視

基づく実機搭載用ライナである。これらのうち#601 のみは,遮熱板に 62.00 同様図17に示す ø 1 の遮熱 板内径側小孔群をあけてない。

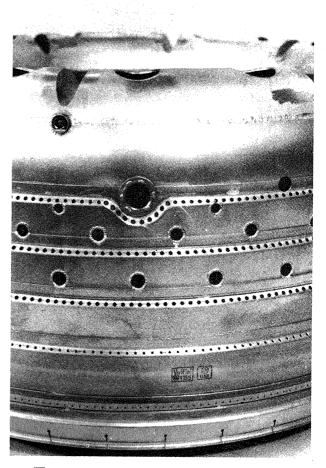


図14 #605 外側ライナ筒点火栓孔近傍

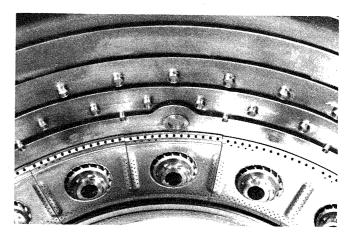


図15 #605 外側ライナ筒内面

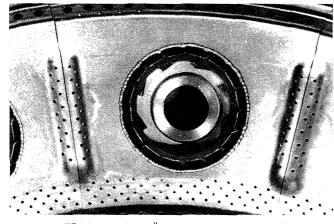


図16 ライナ#605 スワーラ近傍

#### 2.3 試験装置

要素燃焼器試験に用いた設備は,当所原動機部の 缶型燃焼器試験設備<sup>1),10)</sup>の一部,および環状高圧燃 焼器試験装置<sup>11)</sup>である。

環状燃焼器試験の際,出口温度計の円周方向位置 の影響が懸念されたので,燃焼器と出口温度計相対 位置を,図18のような両場合につき検討した。すな わち同図は,燃料噴射弁ピッチ円周を展開したもの であるが,噴射弁との温度計相対位置を周方向に CM位置とRL位置とに区別する。CMは燃料噴射弁

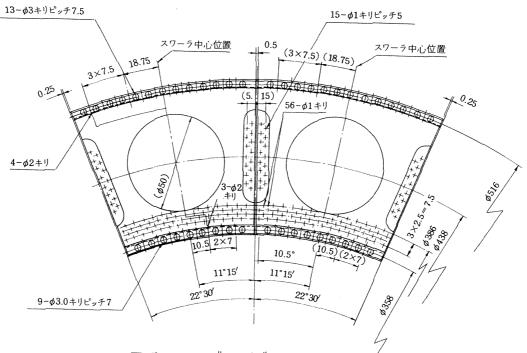
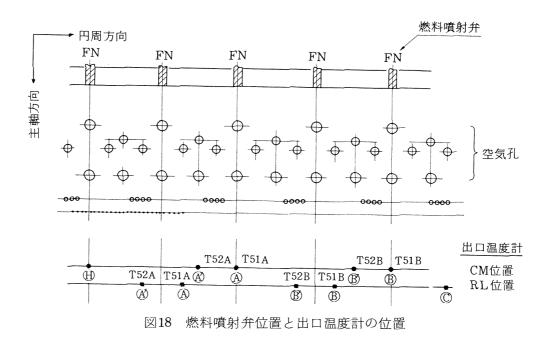


図17 ライナ#602と#603の遮熱板



の並びに対し中心軸上(Center)と中間(Mid), R L は噴射弁をまたぐ右側(Right)と左側(Left)の 対称位置にあることを意味する。なお,いずれの場 合も主軸方向には全く同一位置に設置した。

これを試験した結果,温度計のCM,あるいはRL 位置での燃焼器特性値に大きな相異があることが判 明した。かつ最も高温点は,RL位置において検出

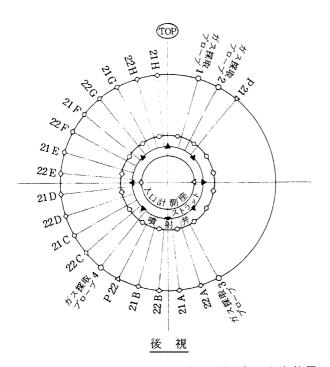


図19 燃料噴射弁に対する各種計測座の角度位置

できることがわかった。燃焼器出口温度に関して最 も問題になるのが、局所的なこの最高温度点である ので、#605の要素試験ではRL位置で、かつ出来る かぎり密に温度測定を行えるよう、図19に示すよう に出口円周の半分に全温度計を挿入した。残りの半 周には、余分の温度計や全圧管を挿入し、流れの抵 抗が偏よらない配慮をした。

燃焼器出口での排出ガス採取は、従来、円周方向 に1~2ヶ所であった。しかし今回は、環状模型と して代表的な平均値を得るため、図20に示すように 円周方向4ヶ所で4点式プローブによりガス採取し、 それらを集合混合器を通して排ガス分析計MEXA-2000N<sup>12</sup>へ移送した。

# 3. 燃焼試験

箱形燃焼器による改良試験の経過を3.1 にその結 果に基づいて製作した環状燃焼器ライナ 62.00 の試 験結果を3.2 に記す。また、3.3 には、更に若干の 改良を加えて製作した実機搭載用ライナ #605 の試 験結果を記す。

#### 3.1 箱形燃焼器による改良

#### 3.1.1 実験法

箱形燃焼器の燃焼試験は、出口大気開放状態で行

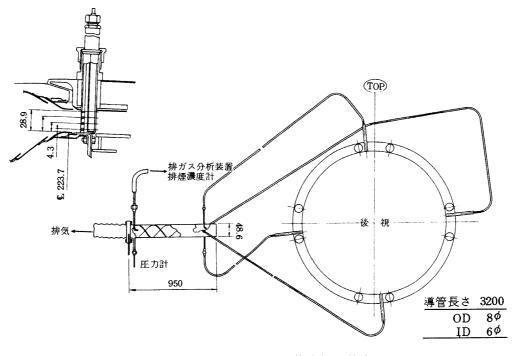


図20 燃焼器出口排出ガス集合採取装置

	プライマリ 燃圧 (kg/cm <sup>2</sup> G)	<i>T</i> <sub>4</sub> (K)	n	<i>U</i> r (m∕s)
アイドル相当	3.2	400	75	14.0
高負荷相当	3.2	600	50	16.0
確認テスト		400	50	14. 0
		440	60	13.5
		440	50	13.5
		460	77	14. 9
		460	50	14. 9
		510	80	16. 3
		510	50	16. 3
		570	68	16. 9
		570	50	16. 9
		645	52	17.4

表3 実験条件

った。

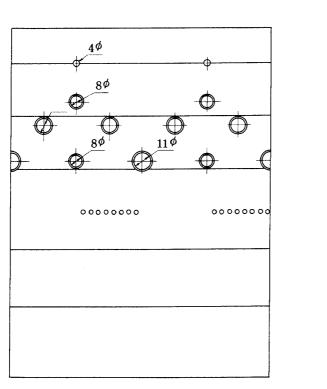
試験条件は,表3に示す。圧力損失は,所要抽気 割合<sup>6)</sup>を確保できる値とした。

改良の結果を通して,常に燃焼効率をできるだけ 高い値に保つことを第1要件とした。また,改良の 主要目的である,排煙低減をはかるため,一次燃焼 領域の火炎状態の改良に注意をはらった。すなわち, 火炎の色,形状,安定性,臭気,および火炎温度な どに留意し,また細管により空気を吹き込んだ状態, あるいは空気孔からの噴流の貫通度,およびそれら による火炎状態変化等を仔細に観察することによっ て,局所的な燃料過濃領域や不完全燃焼領域などの 存在を判断した。火炎の色は,経験的に燃料過濃の 状態にたいする重要な指針となり,空気孔を設ける 際の重要な判断資料となった。

#### 3.1.2 改良の経過

箱形燃焼器ライナの改造の経過は、原形ライナ呼称 61Bによる「予備試験」を表4に、ライナ63Bによる「本試験」を表5にそれぞれまとめて示す。

表4に示す改修の初期の段階では,保炎性能の改 良に重点をおいた。61Bライナの空気孔の配置は, 図21に示す。表4の試験(番号)P-7の段階までは スワーラの径および角度を変え,または分流板の開 口面積を変更することによって,保炎と燃焼性の向上 をはかった。P-7に至って Ø46 スワーラM1の保炎 性能を確認することができたので,これ以降これを 基本的構造として採用することにした。その後,試 験 P-11に至ってライナ空気孔とのマッチングをは かることができ,再循環領域および火炎の状態から



79-8-29 AM

アウタ側ライナ

インナ側ライナ

図21 予備試験用原形ライナの空気孔

造 効 果	向位置, ノズル中間ゆ6 W型)ゆ46/45。H 4.5*	・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・			· <del>031</del> はぼ良好な保炎	保炎性劣化	$(=N_{0.5})$					冷却スリット部へ移動 再循環域拡大,青炎化, 2,向上				案内简取付	くヘノズル左(後視)20mmの					を垂直に	
没 说	ライナは#601型+第2列め8孔の軸方向位置, ノズル中間め6 分流板はめ26孔, スワーラは植込み型(W型)め46/45。H 4.5*	スワーラを機械加工型 ( M型 ) ゆ46/47°, H 2.5 とした。	分流板をめ30孔, スワーラをM型 ゆ46/50°	スワーラをM型 ゆ46/47°	スワーラ <u>ボスルーバ付</u> とした。分流板を Ø34	スワーラボスに多孔(ゆ1:5×16ケ)	スワーラをM型ゆ46/47、ルーバ付とした。(=Na5)	スワーラのルーバを半数(4)盲した。ライナ空気孔を縮小した。 φ 11 → φ 10,	φ8→φ7	分流板をゆ26	分流板をめ30, ライナ空気孔め9→め7.5	ライナ第1空気孔盲,第2列 68 を上流冷却スリット部へ移動	ライナ内側後視スワーラの左側のゆ7.5のみ→ゆ9	内側ライナ 第2列 φ8→φ10	外側ライナ 第1列 ゆ8→ゆ10	内側ライナ 第2列 <u>ゆ10 に高さ5 mm の案内</u> 筒取付	内側ライナ 09→07.5 内側ライナ上流近くヘノズル左(後	位置へ ø 4 追加, 案内简除去	(記 象 な し)	内外ライナ 47.5→49	内外ライナ <u> </u>	スワーラ ルーバ4ケ所の盲開, 案内筒を垂直に	外側ライナ 第1列 <b>女4</b> 孔開, ノズル左25mm
RUN Na	р- 1	P- 2	P- 3	P-4	P- 5	P-6	P-7	P- 8		P- 9	P - 10	P-11	P-12	P – 13	P-14	P-15	P-16		P - 17	P – 18	P-19	P - 20	P-21

箱形燃焼器(原形)予備試験

表4

ゆ46/45°H 4.5 はスワーラ外径 46 mm,旋回角 45°,羽根高さ 4.5 mmを意味する。

\*

FJR 710/600 エンジン用排煙低減型燃焼器ライナ(#605)の開発試験

11

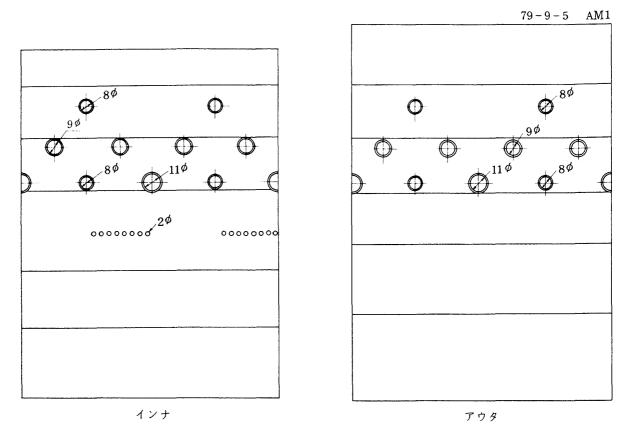


図22 予備試験 P-11 のライナ空気孔

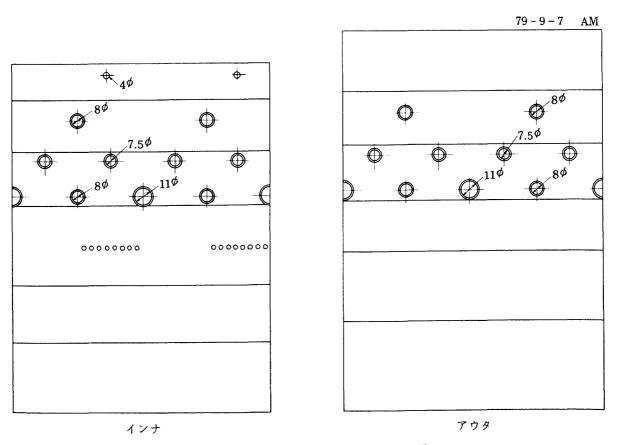


図23 予備試験 P-16 でのライナ空気孔

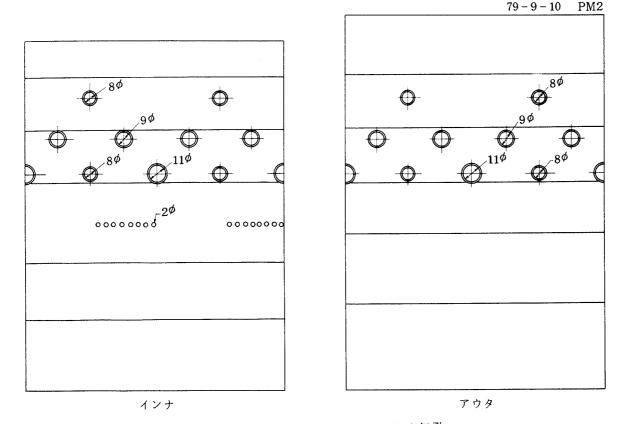


図24 予備試験 P-19 でのライナ空気孔

も十分な性能を得る見込みがついた。 P-11 での空 気孔配置を図22に示す。それ以後,試験 P-21 に至 るまでは,一次燃焼領域全体としての改善をはかっ た。すなわち,良好な保炎を保ちながら空気孔との マッチングをはかり,火炎の偏寄り局所的な伸び, 不安定性,輝炎の存在,各スワーラ同士の火炎の干 渉等に注意して燃焼状態を調整した。 P-15の改良 で保炎は,やや不安定で燃焼効率も低下したが,排 煙の低減には良好と思われる。試験 P-16,および P-19の場合の空気孔配置をそれぞれ図23と図24に 示す。

表5に示す本試験では、さらに高い燃焼効率と良 好な出口温度分布を得るための空気孔改造を行った。 表5の本試験M-1の燃焼器の概要は、次の通りで ある。スワーラは、 Ø46、分流板の開口部直径は30 mmである。ライナ空気孔の配置は、図25に示す。 表5実験M-2では、ボス部にあけたルーバの4ケ の穴をめくらした。かつ分流板の開口部の直径を32 mmに増加させた。しかし、この結果は思わしくな かったのでM-3では、再びスワーラのボス部のル ーバ部のめくらを除去し、分流板開口部を30mmに おとした。さらに、M-4では外側ライナの空気を 調整し、図26に示すような改良を行った。この段階 では、抽気を行いその影響についても試験している。 M-6以後は、圧力損失と抽気量割合の確保のため の修正を行いながら燃焼器出口温度分布の調整を行 っている。M-6、および7の空気孔配列をそれぞれ 図27および28に示す。M-13付近に至って燃焼状 況としては、十分満足のゆく状態となった。M-13 のライナ空気孔配置は、図29に示す。それ以後、M -21までは出口温度分布の微細な調整を行い、要求 の温度分布へそろえる努力を行った。

本試験時の実験条件,および主要計測値は付表A-1より22に示す。

箇 所 0,空気孔;図23	2	0, ストラット除去	第1列穴 thimble 3mm . 内径侧抽気量計測不能	(空気洩れあり)	→ イナ第4列後に Φ4, Φ2 / 以降 温度分布と圧損重点	$1 \neq \phi_6 \rightarrow \phi_8$		经当代权利公司计组件 好認			内側第 2 列ライナ中央 4 8 に		$\eta_b$ は十分高いが圧損大	噴射弁座より空気洩れ	「噴射弁座より空気洩れ	「噴射弁取付面から空気洩れ	出口温度計不調				
改修 0 後 2 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0	ルーバ4ケ盲 分流板 \$32	スワーラルーバの盲除去, 分流板 430,	外側ライナ第1列 Ø10 を7mm上流側へ,第		第2列�6ストラット中間のもの盲,内側ライ	第3列, 第4列め9→め10/め9.5, 外側ライ	分流板 32 0	分流板 \$30, \$48 混流スワーラ	分流板 \$ 26, \$ 48 混流スワーラ	分流板は30, スワーラは46/47 H2.5	外側ライナ第1列空気孔 Ø10 thimble 除去,	図 29参照	$\phi 11 \rightarrow \phi 10$	分流板 \$32	(= RUN M - 13)	内側ライナを 0.5 mm 上流側へ移動	(= RUN M - 17)	内側ライナ 第2列を80とする			(= RUN M $-$ 22 $)$
RUN M- 1*	M - 2*	M - 3*	M - 4	M - 5	M - 6*	M - 7*	M - 8*	M- 9*	$M - 10^{**}$	M - 11	M – 12	M - 13	M – 14	M - 15	M - 16	M - 17	M - 18	M – 19	M – 20	M – 21	M - 22

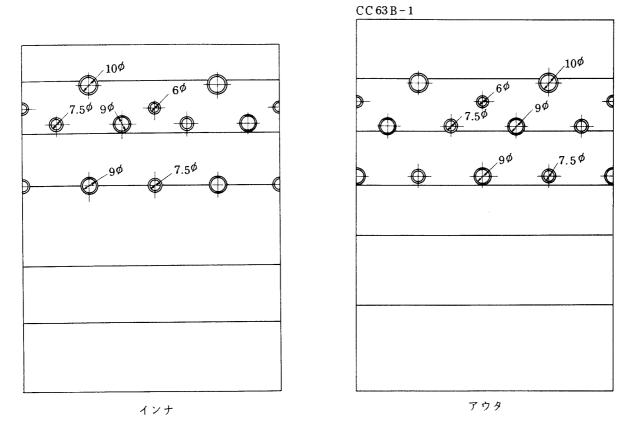
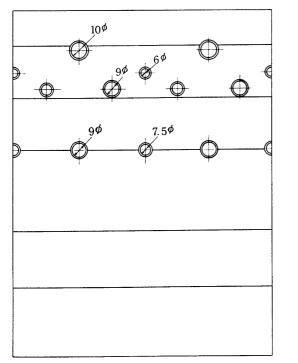
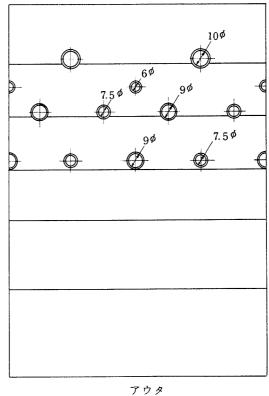


図25 本試験M-1でのライナ空気孔







インナ

図26 本試験M-4でのライナ空気孔

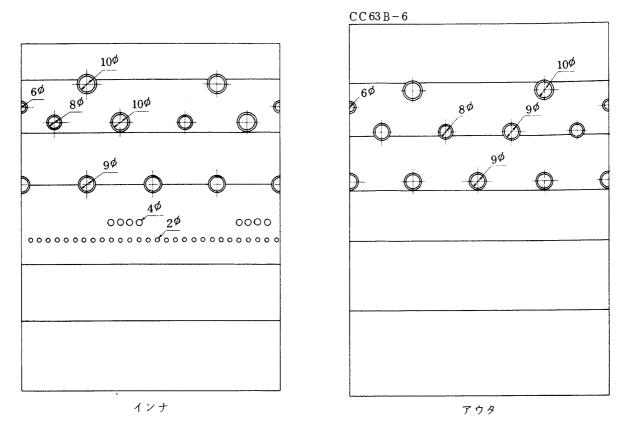
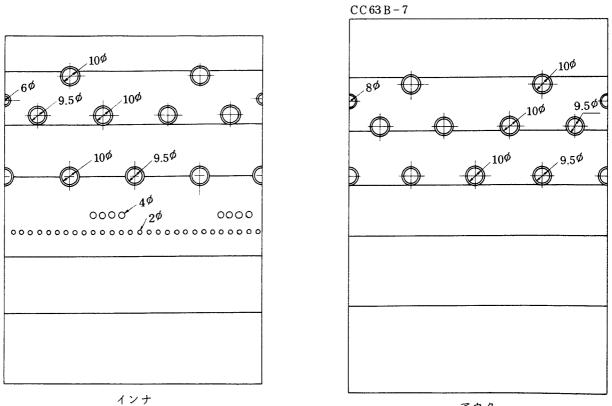


図27 本試験M-6でのライナ空気孔



アウタ

図28 本試験M-7でのライナ空気孔

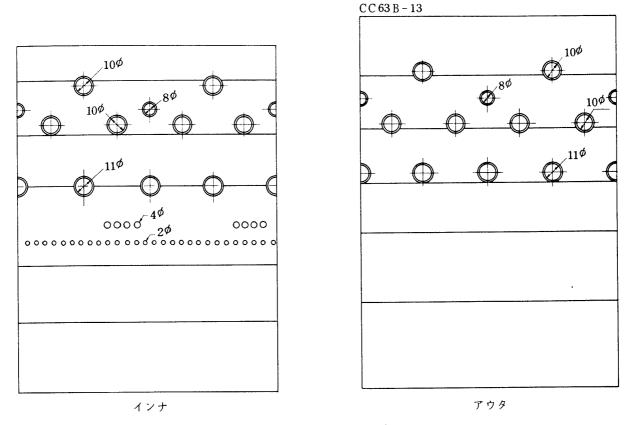


図29 本試験M-13での空気孔

#### 3.1.3 箱形燃焼器最終仕様

箱形燃焼器の実験によって最終的に決定した空気 孔配列を図30に従来の呼称#601燃焼器ライナの空 気孔と比較して示す。また、図31に最終仕様に基づ く箱形燃焼器の内部の流れ模様をストリーマ<sup>13)</sup>で測 定した結果をそれぞれの断面について示す。

この燃焼器の流れ模様の特徴は、図31(a)の断面で 示されるように、ライナ最上流部にある直径10mm の空気孔からの貫通が強く、ほぼ燃焼室中心部まで 到達していることである。図31の流れ模様の測定は、 平均断面風速にして3m/s付近でおこなったもので あるが、燃焼試験の際の火炎観察結果ともよく一致 している。

#### 3.1.4 着火特性

箱形模型CC63Bによる,着火特性試験結果は,図 32に示す。代表断面風速 $U_r$ の十分高い範囲まで, 燃料吐出圧力 $\Delta P_f$ (燃料噴射弁による燃料圧力降下) が $1\sim 2 \text{ kg/cm}^2$ で着火している。

同ーライナで、スワーラが表2のW1とM2の両 場合について、着火に至る燃料噴霧の様子を比較観 察した結果は図33のようである。すなわち、M2ス ワーラの方が低い  $\Delta P_f$ でも燃料噴霧円錐角が大きく ひろがり、着火し易い。

高空再着火性能については,他の文献<sup>14</sup>に記す。

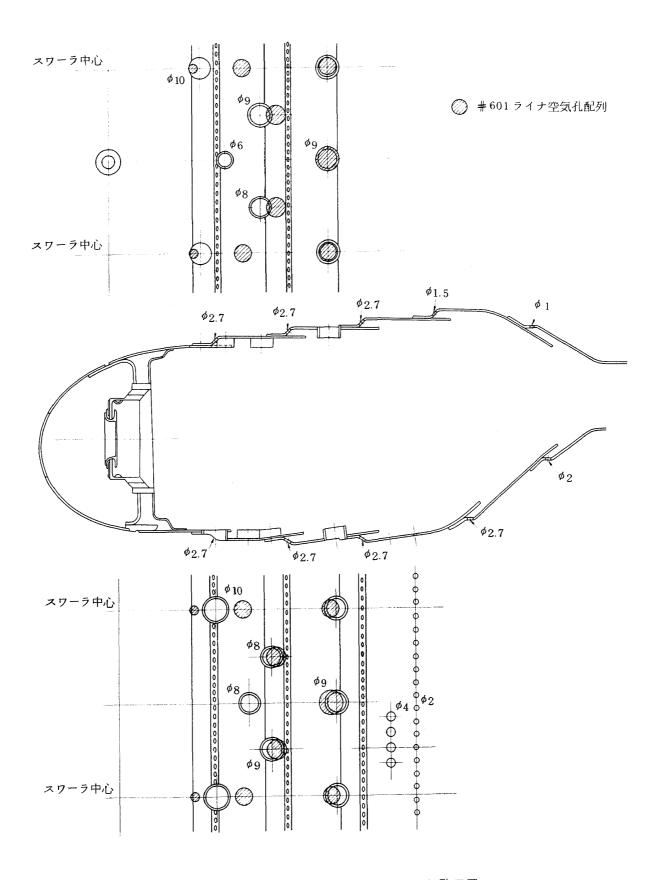


図30 CC63B-22 ライナ空気孔配置

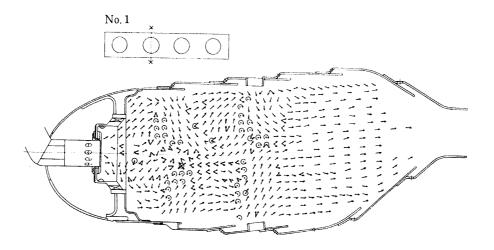
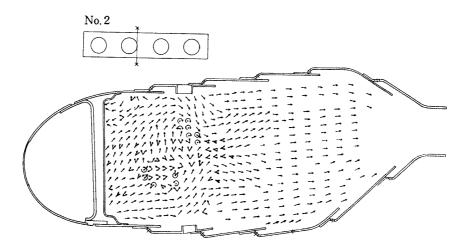
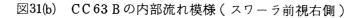


図31(a) CC 63 B 箱形燃焼器内部流れ模様(スワーラ中心)





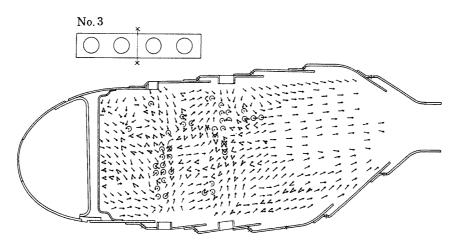


図31(c) CC 63 B の内部流れ模様(スワーラ中間部)

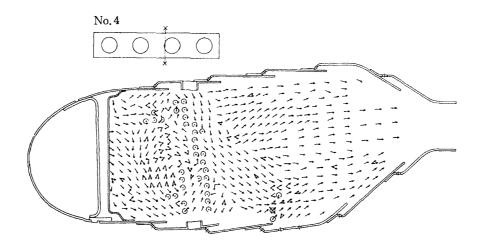


図31(d) CC63Bの内部流れ模様(スワーラ前視左側)

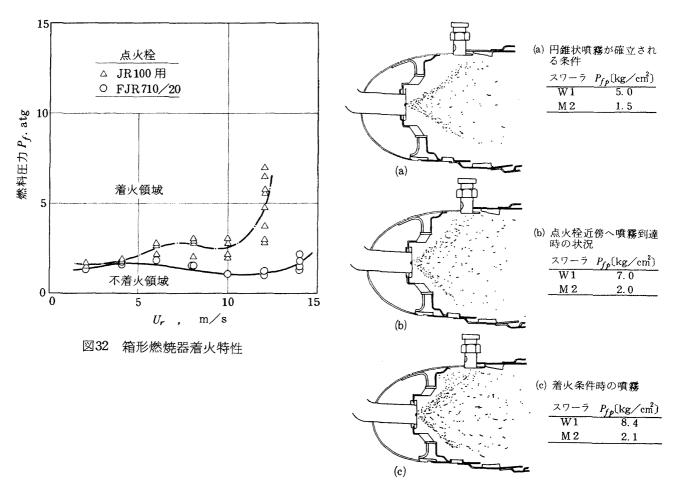


図33 燃料噴霧形状

# 3.2 ライナ 62.00 の試験結果

出口温度計位置を RL として 2 回, CM 位置として 3 回の燃焼試験を行った。その設定条件,および 主要計測値を巻末付表 B-1より 5 に示す。

3.2.1 試験方法

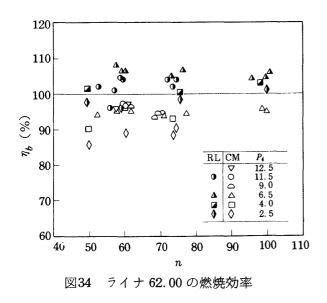
標準的な実験条件は,表6に示す。同表中 $P_4 = 2.5$  kg/cm<sup>2†</sup>, n = 75はエンジンアイドル条件相当とみなせる。そのほか,着火,その他試験目的に応じて設定点を適宜選択した。

表 6	; 環	状燃	<b>焼器</b>	試験	条件
200	· · A	· V \ /Swi	ハイロロロ	四个 四天 /	<b>∧</b> ! !

$P_4(\text{kg/cm}^2 \text{ abs})$	$U_r(m/s)$	n
2.5	14	50*, 75
3	14	50 <b>* , 60<sup>**</sup>, 7</b> 5
6.5	16.5	50 <b>**,</b> 75 <b>**</b> , 100*

### 3.2.2 燃焼器特性

ライナ62.00の燃焼効率特性は、図34に示す。この燃焼効率<sup>η</sup>の値は、出口温度計によって測定した ものであるが、同図によってわかるように、温度計 の円周方向の設置位置によって10%内外も値が異る。 全圧損失係数φの値を、図35に示す。この場合は、



<sup>†</sup> 圧力は特記のない限り絶対圧を示す。

燃焼効率の場合ほど測定位置の影響は現われず,主 な温度比の範囲にわたって,全圧損失係数は66程度 の値である。

出口温度均一率  $\delta_t$  は、図 36 に示す。温度上昇 650 K で 0.45 程度の値を示す。なお、 $\eta_b$  や  $\delta_t$  の値, あるいは出口温度分布の形状については、計測法上 の問題があるので後に詳述検討する。

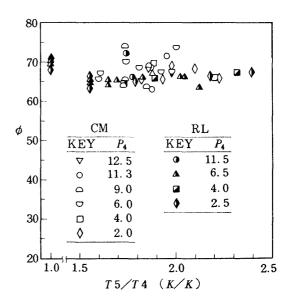
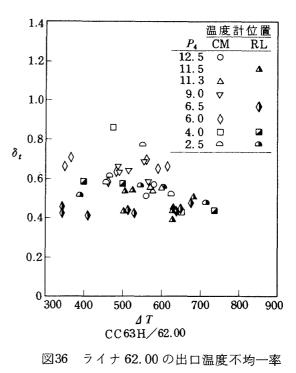
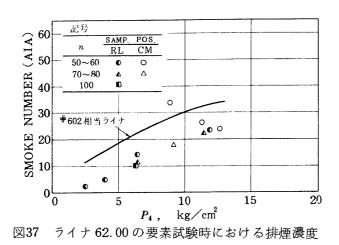


図35 ライナ 62.00 の全圧損失係数



3.2.3 排出特性

要素試験による排煙指数は、入口空気圧力P4をパ ラメータにして表わすと図37のようになる。同図に よると試験を行った最高圧力12 kg/cm<sup>2</sup>で、排煙指 数25の値を示す。#602 相当ライナの実測値は、実 線で示す。これによるとライナ 62.00 は、それと比 較して排煙指数にして20 程度の排煙濃度低下がみら れる。



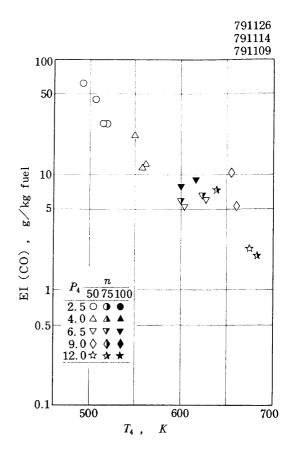
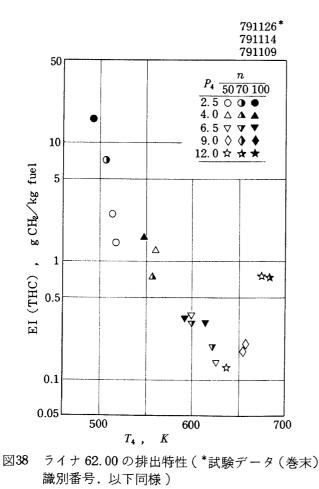


図39 ライナ 62.00 の CO 排出特性



791126 791114 791109 50 E OF 10 EI (NOx), g NO2/kg FUEL 5 **#602**相当ライナ 1 0.5 0.1 0.05 400 500 600 700 (アイドル)  $T_4$ , K (設計点)

図40 ライナ 62.00 の NOx 排出特性

22

全炭化水素(THC),一酸化炭素(CO),および 窒素酸化物(NO<sub>x</sub>)の排出は, $T_4$ への依存性が比較 的大きい。そこで,これらの排出指数を $T_4$ にたいし て示すと,図38,39,および40のようである。

# 3.2.4 出口温度分布

ライナ 62.00 の出口温度分布測定結果を以下に示す。温度計測位置は、2.3 で記述したように、CM、 あるいは RL 位置で行ったので、それぞれの場合の 実測値を比較する。

また、出口温度分布に及ぼす燃料噴射弁の影響を 調べた。

TEST COND.	L	7	(	)	$\diamond$			
TEST COND.	RL	СМ	RL	СМ	RL	СМ		
$P_4$ , kg/cm <sup>2</sup>	2.53	2. 53	6. 58	6. 45	11.90	12. 77		
Т., К	514	500	658	615	652	673		
$U_r$ , m/s	14.2	14.6	16.1	16.1	16.2	16. 5		
n	59.3	60.6	60.1	55.1	59.0	58.3		
$\delta_t$	0.56	0.77	0.42	0.66	0.45	0. 57		

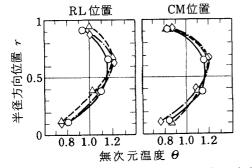


図41(a) ライナ 62.00 の出口半径方向温度分布

 入口圧力P4の影響 P4の異なる条件での出口温度
 分布の変化を半径方向,および円周方向について, それぞれ図41(a),および41(b)に示す。それらによる
 と半径方向分布は,違いが無視できる程度である。
 円周方向出口温度分布はP4が6.6 kg/cm<sup>2</sup>以上の場合には比較的近似した傾向を示すことがわかる。
 空燃比nの影響 温度計位置がCM,およびRL
 でのnの異った場合における出口温度分布を,それ
 ぞれ図42(a)と42(b)に示す。両者共,半径,および円
 周方向の分布形に殆んど相違は見られない。

燃料噴射弁の影響 燃料噴射弁が出口温度分布に 与える影響は,

 (1) 個々の燃料噴射弁燃料吐出流量・噴霧角特性 との関連,

(2) 燃料噴射弁を円周方向に 90°回転した位置へ 移動したことによる出口温度分布の変化,

の両面から検討した。

まず,(1)の結果を図43と44に示す。図43による と, θ=150°付近の燃料噴射弁は比較的,少流量で あり,この付近の出口温度がやや低い傾向にあるが この原因かどうかは明確でない。むしろ円周方向温 度計位置による温度レベルの相異が著しい。

図44によっても、実測噴霧角の大きさと、出口温 度分布の相関は明確ではない。ただ、噴射弁⑲は、 噴霧円錐に燃料量の少ないスジがあり、①と⑲にも それぞれスジと噴霧円錐のかたよりが見られたが、

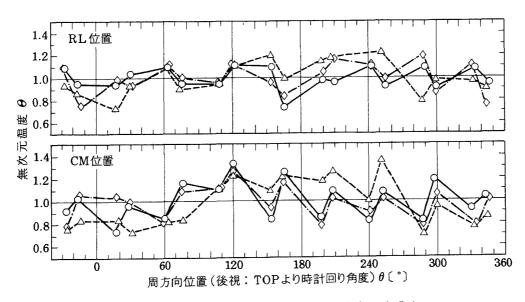


図41(b) ライナ 62.00 の出口円周方向温度分布

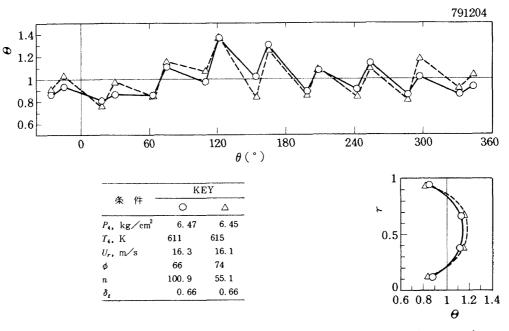


図42(a) 空燃比の異る場合のライナ 62.00 出口温度分布(CM位置)

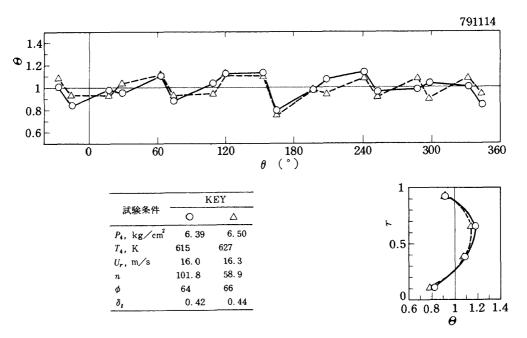


図42(b) 空燃比の異る場合のライナ 62.00 出口温度分布(RL位置)

出口温度の傾向には特別な影響を与えていない。

次に(2)の方法による出口温度分布の変化について 見てみる。図45の実験点◇は,標準噴射弁位置で行 った同図中の○の場合から,噴射弁のすべてを後視 右まわりに 90°回転させた位置に取付けた結果であ る。共に RL 位置での計測である。参考のために, 標準/ズル位置で行った分布には, CM 位置で計測 した結果(①印)も付加した。この場合,比較のた め図43のたて軸は,共通の無次元化温度として,計 測温度算術平均温度上昇値  $\Delta T$  の代りに,供給燃料 が完全燃焼したとき発生する熱量に基く理論温度上 昇値  $\Delta T_c$ を用いた。同図によると、RL位置で測定 した〇と〇では、噴射弁の移転に伴って温度レベル が移動したと認められる所はない。

更に詳しく,燃料噴射弁を挿し変えた場合の半径 方向の温度分布形の変化をみている。

各温度計測位置での変化に注目したものが図46で ある。T51F, T52Aなどに相違が見られる。ここ

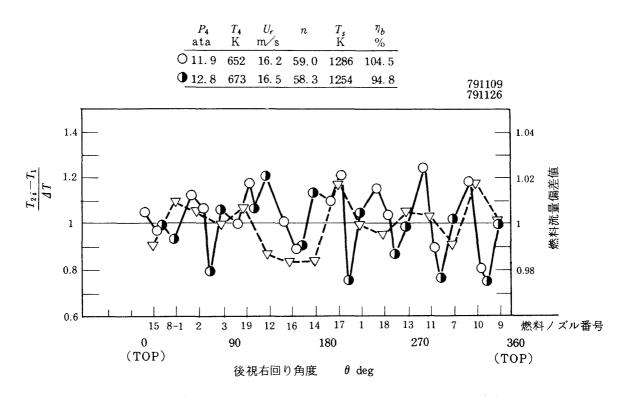
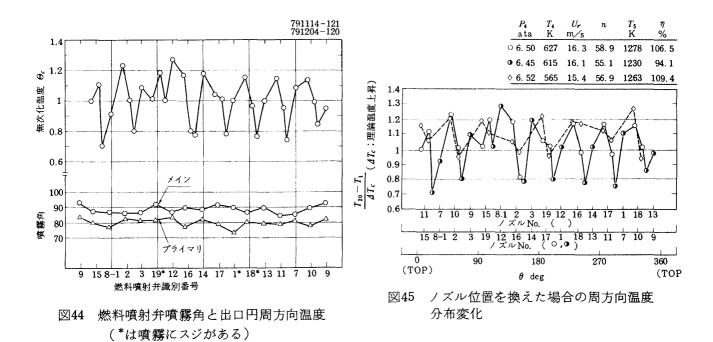


図43 CC63H/62.00の円周方向温度分布および吐出燃料流量偏差値 (*T*<sub>4</sub>=673K, *n*=60 に換算, 噴射弁吐出流量比(*w<sub>f</sub>*)<sub>*b*</sub>/(*w<sub>f</sub>*)<sub>*s*</sub>=1/3.42)



で用いた温度計位置記号T 51 A, T 52 A, ……,な どの位置名称はTM-385<sup>1)</sup>の場合と同一である。

一方,各燃料噴射弁に注目して,それぞれの燃料 噴射弁の後流側での温度分布形を見たものが図47で ある。これによると,噴射弁15の左側,16の右側位 置などに大きな相違がみられる。

図46の場合も噴射弁15と16が関係しているもの は比較的ピーク温度が高い。しかし、これらの噴射 弁も噴霧角試験では、特に他と異った特性は認めら れていない。

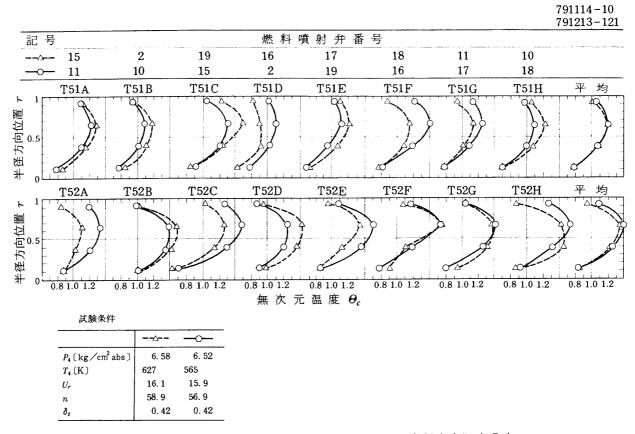
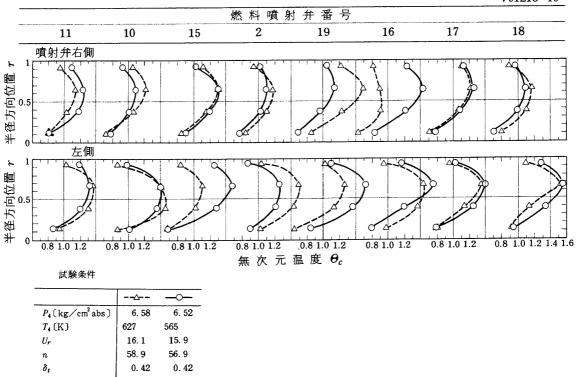


図46 各温度計測位置でのライナ 62.00の半径方向温度分布

791114-121 791213-10



# 図47 各燃料噴射弁近傍での半径方向温度分布

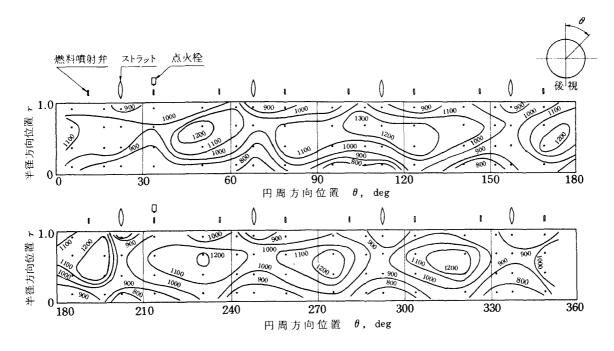


図48 ライナ 62.00 の出口温度分布(791109-11と791126-20 のデータを T<sub>4</sub>=673K, n=60の共通供試条件に補正換算,等温線単位,K)

そのほか,空燃比を一定に保ったまま燃料噴射弁 のプライマリ/メイン燃料吐出流量比を½であるも のと,全燃料をメインのみから吐出した出口温度分 布を比較した(付表B-5 62.00-05, 791213-11~ 13.30)が顕著な相違は認められなかった。

最後に,全周の温度測定点の間を内挿して凡その 等温線を引いてみたものが図48である。これは,2 回の実験(791109,791126)の実測値を基準条件T<sub>4</sub> =673K, n=60に補正している。これによると各ス トラット後部のやや右側(後視時計回り)がやや低 い温度となっている。

結局,供試噴射弁では現在の許容精度内で製作さ れておれば,個々の噴射弁が単独で出口温度分布へ 悪影響をおよぼすことはなく,挿入された箇所の流 れ等と複合して出口温度分布の変化をもたらすと考 えられる。

# 3.3 ライナ #605 の試験結果

ここでは, #605 の要素試験の結果と, それを実 機 008 号機に搭載した結果とを示す。要素試験の実 験条件と主要計測値は, 付表C-1~C-3に示す。

# 3.3.1 要素試験結果

高圧環状燃焼器試験装置によるライナ #605 の燃 焼試験結果を,図49~51に示す。

ライナ # 605 の 燃焼効率 測定結果は,出口温度計 位置は RL なので ライナ 62.00 の結果同様,その値 のほとんどが 100 %を越える値となっている。

全圧損失係数は図50のようにライナ62.00の67程 度にたいし、約78と大きな値を示している。

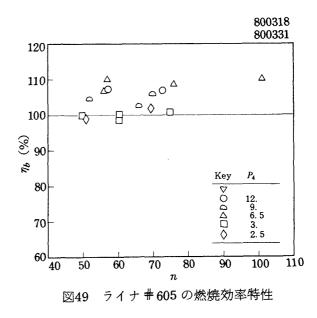


図49に示す温度不均一率 $\delta_t$ の値は、ライナ62.00 などの実験結果と比較して著しくばらつきが少く、 かつ低い値に留まっている。設計点の $\Delta T = 790$ Kで は、 $\delta_t = 0.35$ と予想される。

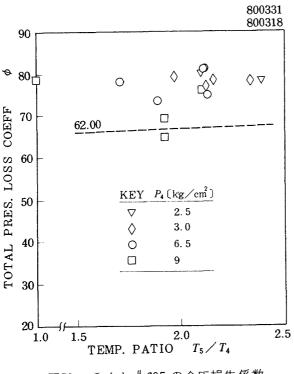


図50 ライナ #605 の全圧損失係数

800318 800331 1.4 1.2  $P_4$ Key 12. 0 1.0 9.  $\nabla$  $\Diamond$ 6.5 3. 0.8 2.5 Δ ô, 0.6 0.4  $\Diamond$ 0.2 0 800 900 300 400 500 600 700 ΔT ライナ#605の出口温度不均一率 図51

排出ガス分析の結果は、ライナ62.00,および従 来の仕様に基づいて製作した実機用ライナ#601~ #603 などの同一試験装置による結果と合わせて示 す。なお#602と#603は全く同一の仕様によって製 作している。図52に排煙測定結果を示す。同図にみ る通り、#603にくらベライナ62.00は、大巾な排煙 低減を示しているが、#605の場合は、ごくわずか しか低減を示していない。

図 53には、全炭化水素(THC)の排出を示す。ア イドル運転条件は、 $T_4 = 500$ K付近に相当するが、 この領域では#605は#602 ライナよりも良好である。  $T_4 \ge 640$ KでTHCの増加があるのは、メイン燃料を

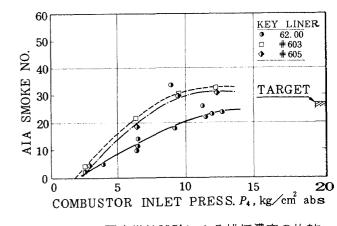
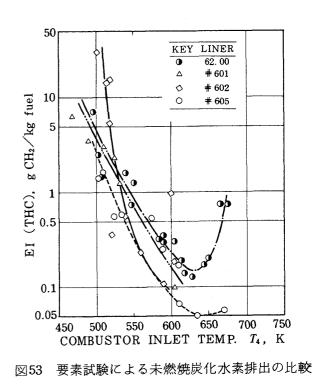


図52 要素燃焼試験による排煙濃度の比較



増加させたためである。図54には、一酸化炭素(CO)の排出を示す。 $T_4 > 540$ Kの場合に、#605は#602よりも高い CO 排出傾向を示す。

図55には、NOxの排出値を示す。いずれのライナの場合にもほとんど同一のレベルとなった。NOxの 値に湿度その他の補正は行っていない。

要素燃焼試験終了後の点検では,特に過熱した部 分や焼損のおきた所は見い出されなかった。

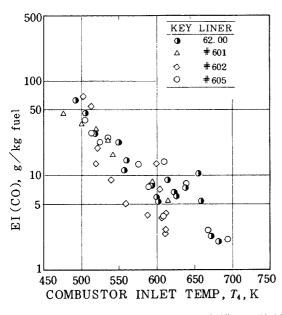
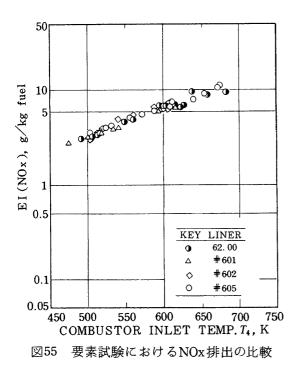


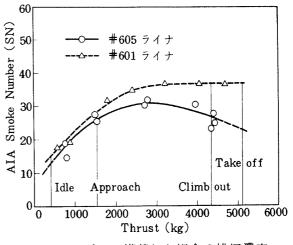
図54 要素試験による一酸化炭素排出の比較



#### 3.3.2 実機試験結果

15) エンジンに搭載した場合の#605ライナ(009号機) と#601ライナ(008号機)の場合とを比較して図56 ~60に示す。

まず, 排煙濃度は, 図56に示すように, 低負荷条 件でライナ相互に大差はないものの, Climb outや Take off 条件でAIA排煙スケールで10程度の差が 生じている。この結果によると, #605の場合, 後者 のエンジン運転条件で排煙は視認できない程度に低 減している。





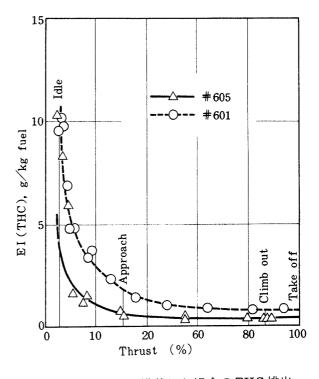


図57 エンジンに搭載した場合のTHC排出

図 57 に示す THC の排出値は、#605 がほとんど全 作動域にわたって#601 よりも低い値であることを示 している。また、図 58 の CO の値も、わずかではあ るが#605 が#601 よりも低目の値を示している。あ わせて、未燃焼排出物は#605 が#601 より少ない結 果となっている。それらの未燃焼成分から算出した 燃焼効率値  $\eta_{cb}$ は、図 59 に示す。同図によると、エ ンジンの Idle から Approach にかけての運転条件で の燃焼効率改善が著しい。

図60に示すNOxの排出値は, #605 が#601 より かなり多い排出値を示している。

なお、実機運転試験の場合には、燃焼器出口部での温度( $T_5$ )測定を行っていないので、温度分布形については不明である。

実機によるLCF(Low Cycle Fatigue)試験の90 サイクル(運転時間48時間16分)後の分解点検検査 で#605は図61のような箇所に焼損,あるいは過熱 箇所がみられた。これらの過熱・焼損は軽微なもの で,隔壁板部ヘインピンジング冷却孔を追加し,ま た遮熱板へ内径側同様 Ø1の吹出し冷却孔を多数あ

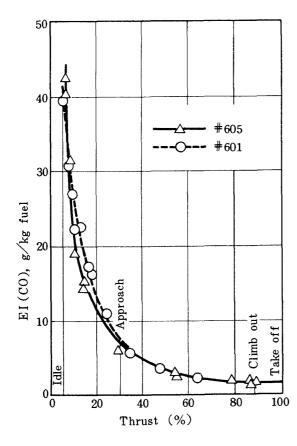
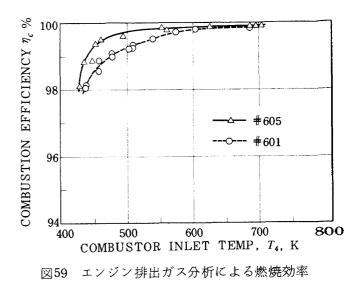


図58 エンジンでの CO 排出

ける対策で解消できると思われる。

#### 4. 検 討

#601~#603 タイプのライナを排煙低減化する目的にたいして改良をおこなったライナ#605 は図56 に示す排煙実機試験結果により、その効果が確認された。結果的にみて図29に示すスワーラ中心軸に浴



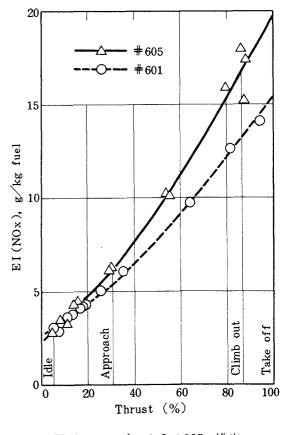


図60 エンジンからのNOx 排出

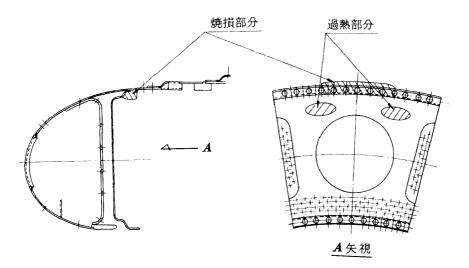


図61 #605 実機搭載試験によっておきた過熱焼損部分

うライナ空気孔の $\phi$ 10 やその中間の $\phi$ 6 (外径)又 は $\phi$ 8 (内径)などが一次燃焼領域中心近傍まで空 気噴流を導入したことが,排煙減少に有効であった と判断される。この再循環領域に流入する気流によ る保炎の劣化はスワーラの旋回を強くすることによ って補った。とくにスワーラボス部に設けたルーバ 式の旋回空気導入ポートは低負荷時は燃料噴霧の安 定化に役立ち,高負荷時は保炎上の強化に有効と観 察された。#605ライナの排煙特性は, $P_4 = 12 \text{ kg/}$ cm<sup>2</sup>, n = 60程度の条件で最大値をもち,更に高圧 では低下する傾向にある。この値の減少をはかる点 でいま一歩の改善が必要であろう。

一方,要素ライナ 62.00 では,図48にみるように #605ライナで排煙濃度のピークを示す条件でも十分 に低い値を示していた。62.00と#605ライナの構造 上の最大の相違は,前者がスワーラを交換できるよ うビス止め構造をとっており,スワーラ外縁と遮熱 板との間などにわずかながら隙間を有している。

#605 ライナでは、この部分は溶接されている。箱形 の燃焼試験でもこの隙間の部分は、保炎性や輝炎の 発生に微妙な効果をもっていることが経験されてい る。また、図50のように#605の全圧損失係数がや や高い。これは溶接構造によって隙間モレがなくな ったことに起因すると考えられる。もしこの差の原 因を明確にし、ライナ 62.00 に忠実な特性を実機ラ イナで実現することができれば、図52の62.00 程度 の排煙レベルを達成することが可能であろう。 さきに Bahrら<sup>5)</sup>は、プライマリ領域の主要箇所か らガス採取を行い、混合気の過濃部分を減少させる 手法によって排煙低減化をはかった。しかし燃料噴 霧の存在するプライマリ領域は、燃料粒子や気流の 流れが複雑微妙で精度ある測定が極めて困難である。 今回は火炎観察を主とした箱形燃焼器による大気圧 条件の試験で高圧作動条件での排煙低減まではかる ことができたことは一応の成果といえよう。

また,大気圧付近の箱形燃焼器試験による燃焼効率,圧力損失率,出口温度分布の向上,調整も環状燃焼器に適用して十分良好な結果が得られた。環状の要素テストと実機結果もほぼ対応し,特に環状要素テストでP<sub>4</sub>=12 kg/cm<sup>2</sup>程度までの試験を行えば 排煙排出の傾向がほぼつかめることが確認できた。

環状模型の出口温度分布は未だ十分に要求性能に 答えているとはいえない。特に円周方向分布に関し ては,噴射弁同士の中間部後流が著しく低温である。 これは,保炎器(スワーラ)近傍の火炎のひろがり がそれらのピッチにくらべてせまいためである。た だし,この保炎火炎を広げると,出口円周方向温度 分布は良好になるが,内外ライナへの影響も大きく なって,耐久性の劣化が懸念される。

局所的な円周方向低温部分の存在それ自体は,タ ービンノズル,その他に特に悪影響を及ぼすことが ないので今の段階で特にこの低温部の解消は行わな い。

出口温度分布にたいする、燃料噴射弁毎の流量偏

差,噴霧角のばらつきなどは,現状ではほとんど問 題がない。むしろ,局所的な気流の偏りとノズル個 々の特性の差がそう乗効果をきたし温度分布に大き な影響を与える。巨視的には,ストラットの後流部 も低温領域となる。

**#605**系の燃焼器では、燃料噴射弁とその中間部の 後流部が著しい温度差を有するため、出口ガス温度 の測定値は、円周方向位置が非常に鋭敏に影響する。 そのため、*n*<sub>b</sub>を判断するのに現状の温度計位置と配 置では十分ではない。しかし図19に示した温度計測 法をとれば少ない熱電対で効果的に出口温度を測定 できることがわかった。

現試験装置は、図19でみて右半分に抽気取出管な ど燃焼器流入気流に影響を与える構造があるのでそ の意味からも妥当性のある円周方向温度分布が得ら れる。

なお、 $\delta_t$ の測定では、温度計がRL位置であれば、 ほぼ最高温度点を把握できる。

#### 5. 結 論

FJR710/600 エンジン用ライナ#601, あるいは #602~603型の排煙低減化を目標に, 燃焼器ライナ の改良をはかった。その結果は次のようである。

- (1) 模型の改造が容易な箱形燃焼器によって大気 圧近傍での燃焼試験を行い、火炎観察を主とし た改良によって高圧条件下での排煙低減を実現 した。
- (2) 今回改良の結果定まったライナ#605の特徴は,
  - i) 羽根部機械加工によるスワール数の大きな スワーラを採用したこと,
  - ii) スワーラボス部に旋回流を導入し,燃料噴 霧安定と燃焼促進をはかったこと。
  - Ⅲ)燃料噴霧の比較的上流部循環領域へライナ
     空気孔より新気導入をはかったこと,
     である。
- (3) ビス止め組立て構造のライナ 62.00 と比べて、
   同一製作仕様に基づく溶接構造のライナ#605は、
   全圧損失係数が高い。
- (4) #605は、圧力12kg/cm<sup>2</sup>までの要素試験では
   従来の#601型なみの排煙指数を示したが、それより高圧まで行った実機搭載試験では、高圧ほ

ど排煙濃度の低下がみられた。

- (5) #605は,エンジン最大負荷条件で従来の#601 型ライナより AIA 排煙指数にして 10 程度の排 煙低減がはかられた。
- (6) #605 の燃焼効率は、ガス分析によると Idle
   から Approach 条件で1%程度の向上を示している。
- (7) #605の出口温度分布は,燃料噴射弁中間部後 方が非常に低い。現用の要素試験用装置でδ<sub>t</sub>な どを判断するには,RL位置が安全側である。
- (8) 要素試験,および実機搭載試験後のライナ点 検の結果,#605は従来の#601型のライナとは ほぼ同等の耐久性をもつと判断された。

# 6. 謝辞

本研究の燃焼器改良については,機械技術研究所 の鈴木邦男課長には,折ある度に適切なるアドバイ スをいただいた。ここに感謝の意を表す。

# 参考文献

- 田丸 卓,鈴木邦男,堀内正司,石井浅五郎, 斎藤 隆,下平一雄,山田秀志,小倉五郎,黒 沢要治;FJR 710/600 エンジン燃焼器設計の ための環状および箱形燃焼器による要素試験, 航技研資料TM-385,(1979年6月),限定配布
- 2)田丸 卓,鈴木邦男,堀内正司,石井浅五郎, 斎藤 隆,下平一雄,山田秀志,小倉五郎,黒 沢要治;新形式ガスタービン燃焼器の研究,航 技研資料TM-335,(1977年10月),限定配布
- 江口邦久,石井浅五郎,鈴木邦男,下平一雄, 山田秀志,堀内正司,斎藤 隆,黒沢要治,小 倉五郎;航空用気流微粒化方式燃焼器の研究開 発,航技研資料TM-375,(1978年11月),限 定配布
- Faitani, J.J.; Smoke Reduction in Jet Engines through Burner Design, Society of Automotive Engineers, 680348
- 5) Bahr, D. and G. Gleason; Technology for the Reduction of Aircraft Turbine Engine Pollutant Emissions, Proc. 9th Congress of ICAS, Hifa, Isreal (Aug 1976) pp.773

-795

- 6) 鈴木邦男;高圧形環状燃焼器模型(呼称CC60H)の設計,航技研資料TM-356,(1978年7月),限定配布
- 7) 原動機部;航空機用ジェットエンジンの研究開発(第1期成果報告)航技研資料TR-482, (1977年1月)
- 8) 鈴木邦男,石井浅五郎;高圧燃焼器の研究(W)
   -実機装着形ライナの燃焼実験結果-,航技研 資料TM-318,(1976年10月),限定配布
- Beér, J.M. and N.A. Chigier ; Combustion Aerodynamics, Science Publishers Ltd (1972)
- 10) 航空技術研究所原動機部;航空技術研究所のタ ーボ・ジェットエンジン要素試験設備,航技研 報告TR-24,(1962年2月)
- 11) 鈴木邦男, 堀内正司, 松木正勝, 鳥崎忠雄; 環

状(アニュラ形)燃焼器高圧燃焼試験装置,航 技研報告 TR-540,(1978年8月)

- 12) 鈴木邦男, 斎藤 隆; ジェットエンジン排気ガ ス制御に関する研究, 環境保全研究成果集, 環 境庁編, 昭和49年度
- 13)鈴木邦男,斎藤 隆,石井浅五郎,山田秀志; 航空用ガスタービン燃焼器における排気制御の 研究(V), 一 箱形燃焼器の内部ガス測定結果
   一,航技研資料 TM-306,(1976年8月)
- 14)田丸 卓,黒沢要治,下平一雄,石井浅五郎;
   FJR 710/600 エンジン用燃焼器のセクタ模型
   による航空再着火試験,航技研資料 TM-424, (1981年2月) 限定配布
- 15) FJR710 デザインセンター燃焼器部品班報告書,
   FJR710/600排ガス計測結果, DCA-1177,
   (1980年7月)

				付表A-1		B-1の実	験値(試験	データ番	CC63B-1の実験値(試験データ番号: 790911)					
実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <sub>r</sub>	$w_f$	u	$T_5$	ΤΓ	$\delta_t$	$AP / P_4$	Ф	$\eta_b$
01 - 0011	1.164	417	0.573	5. 75	7.78	14.3	6.48	76	885	468	0.54	8.61	100.9	92.5
01 - 0012	1.162	418	0.569	5. 75	7.78	14.2	6.45	76	940	523	0.40	8.42	99.6	103.5
01 - 0013	1. 162	418	0. 567	5. 71	7.78	14. 2	6.44	76	006	481	0. 52	8.49	100.7	95. 0
01 - 0021	1,148	604	0.434	6.41	8,66	15.9	6.91	53	1200	596	0.41	7. 91	108.1	88.8
01 - 0022	1.152	603	0.444	6. 30		16.2	7.24	52	1290	687	0.40	8.05	106.4	100.8
01 - 0023	1.152	603	0.446	6. 38	8.46	16.1	7.22	52	1323	720	0.36	7.99	107.5	105.3
01 - 0024	1.152	605	0.439	6.33	8.49	16.1	7.19	52	1271	666	0.39	8.10	109.1	97.3
01 - 0025	1.151	600	0.441	6.30	8.44	16.0	7.14	53	1306	706	0.34	7.94	106.3	104.7
01 - 0026	1.151	601	0.439	6.28	8.45	16.0	7.12	53	1294	693	0.38	7.94	107.5	102.4
01-0027	1.151	601	0.439	6.27	8.44	16.0	7.12	53	1244	643	0.41	8.06	109.2	94. 7
01 - 0028	1.150	601	0.437	6.29	8.40	15. 9	7. 11	53	1243	642	0.43	7.96	108.5	94.3
				付表A-2	2 CC63	<b>B−2</b> の実	CC63B-2の実験値(試験デ	4 -	〔単位:w 番号:790912〕	$w_a - \log_2$	_s, w f_	g/s, 4P/	4 <i>P</i> ∕/ <i>P</i> ₄-% J	以降同様〕
実験番号	$P_4$	$T_4$	wa	Rbo	$R_{bi}$	U,	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	ø	$\eta_b$
02 - 0011	1.170	397	0. 587	5.53	7.80	13.9	6.61	17	880	483	0.47	8.80	104.4	95. 6
02 - 0012	1.172	398	0.589	5.60	7.74	13.9	6. 58	78	885	487	0.48	8.91	104.9	97.3
02-0013	1.175	407	0. 585	5. 61	7.88	14.1	6. 58	77	873	466	0.47	9.18	107.6	92.2
02 - 0014	1.174	407	0.585	5.63	7.86	14.1	6. 56	77	838	432	0.62	9.22	108.0	85.6
02 - 0021	1.157	601	0.445	7.40	8.72	16.1	7.04	53	1165	564	0.45	8. 33	110.9	83.2
02 - 0022	1.156	597	0.442	6.92	8.67	15.9	7.08	53	1225	627	0. 53	8.24	111.7	92. 3
02 - 0023	1.156	599	0.441	6.73	8. 59	15.9	7.08	53	1268	699	0.51	8.16	110.9	<u>99.</u> 0
02 - 0024	1.157	600	0.445	6.51	8.54	16.1	7.07	53	1241	641	0.45	8.26	110.4	95.9
02 - 0025	1.158	600	0.444	6.44	8.56	16.0	7.06	53	1283	683	0.45	8.24	110.6	102.4
02 - 0026	1.158	601	0.442	6.42	8.52	16.0	7.07	53	1291	069	0.44	8. 22	111.1	103.1
02 - 0027	1.158	602	0.442	6.44	8.47	16.0	7.06	53	1228	626	0.42	8. 32	112.1	93.3
02 - 0028	1.157	604	0.440	6.43	8.49	16.0	7.07	53	1214	610	0.46	8. 32	112.5	90.4

航空宇宙技術研究所資料 448 号

34

	-	- 4	w <sub>a</sub>	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U,	wf	u	$T_5$	$\Delta T$	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	ø	$\eta_b$
03 - 0011	1.171	397	0. 589	١.	7.95	13.9	7.11	76	883	487	0.54	8.44	99.4	95. 6
03 - 0012	1.173	397	0. 584	3.63	7.98	13.7	6. 78	76	905	509	0.32	8.79	105.9	•
03 - 0013	1.175	405	0. 587	4.08	7.87	14.1	6.74	76	890	485	0.31	8.95	104.7	96. 0
03 - 0014	1.171	398	0.586	4.37	7.89	13.9	6.74	76	870	472			103.7	92. 7
03 - 0021	1.157	602	0.445	7. 33	8.87	16.2	7.08	53	1161	559	0.41	8. 29	110.0	82.1
03 - 0022	1.157	602	0.444	7.16	8.80	16.1	7.08	53	1223	626	0.43	8.19	109.3	91.6
03 - 0023	1.158	602	0.446	7.00	8.70	16.2	7.07	53	1292	690	0.34	8.17	108.3	103.1
03 - 0024	1.159	602	0.445	6.97	8.62	16.1	7.11	53	1262	660	0.37	8.26	110.2	97.6
03 - 0025	1.159	602	0.444	6.90	8.69	16.1	7.10	53	1268	999	0.35	8.27	110.6	98.6
03 - 0026	1.159	602	0.443	6.96	8. 65	16.0	7.09	53	1303	701	0.30	8.21	110.6	103.8
03 - 0027	1.158	602	0.444	6.92	8.62	16.1	7.10	53	1246	644	0.35	8.26	110.5	95. 2
03 - 0028	1.158	603	0.439	7.00	8. 71	16.0	7.10	52	1203	600	0.41	8.36	114.3	87.4
実験番号	$P_4$	$T_4$	w <sub>a</sub>	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U,	т	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	ф	$\eta_b$
04 - 0011	1.168	402	0. 585	ļ	8.09	14.0	7.11	76	923	520	0. 59	8.39	98.4	101.8
04 - 0012	1.169	404	0.581		8.02	14.0	7.09	75	973	568	0.26		98.6	111.4
04 - 0013	1.167	393	0. 583		7.90	13.7	7.09	76	953	560	0. 30	8. 22	<u>99</u> . 0	109.8
04 - 0014	1.170	396	0. 586		7.93	13.8	7.08	76	887	491	0.68	8.57	101.9	96.3
04 - 0021	1.153	605	0.441		8. 95	16.1	7.74	52	1240	636	0.40	7.85	105.0	92.5
04 - 0022	1.153	601	0.439		8.77	16.0	7.75	52	1311	602	0.32	7.75	105.2	103.3
04 - 0023	1.153	602	0.440		8. 72	16.0	7.72	52	1369	767	0.26	7.66	103.3	112.9
04 - 0024	1.153	602	0.438	-	8.69	15.9	7.72	52	1319	717	0.29	7.75	105.6	104.8
04 - 0025	1.156	598	0.444	ļ	8.64	16.0	7.73	53	1320	722	0.28	7.89	105.6	106.7
04 - 0026	1.155	600	0.445	2.14	8.63	16.1	7.73	51	1341	740	0.26	7.92	105.3	107.4
04 - 0027	1.156	603	0.441	3.01	8.63	16.0	7.73	51	1299	969	0.28	8.10	109.1	98.9
04 - 0028	1.156	602	0.442	3.45	8.63	16.0	7.68	51	1249	647	0.34	8.21	110.6	91.9

付表A-3 CC63B-3の実験値(試験データ番号:790913)

FJR 710/600 エンジン用排煙低減型燃焼器ライナ (#605)の開発試験

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_a$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	$v_r$	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	ô,	$AP/P_4$	ø	$\eta_b$
05 - 0021	1.140	598	0.442	6. 18	8.45	16.1	7.09	53	1222	625	0.39	7.45	98.3	92. 7
05 - 0022	1.141	602	0.440	6.13	8.44	16.2	7.08	53	1269	667	0.26	7.47	98.9	99.2
05 - 0023	1.141	603	0.439	6. 06	8.33	16.1	7.08	53	1319	717	0.23	7.42	98.5	107.1
05 - 0024	1.142	601	0.440	6.02	8. 33	16.1	7.09	53	1271	671	0.35	7.51	99.8	99.8
05 - 0025	1.140	601	0.438	5.99	8.30	16.1	7.08	53	1283	682	0.25	7.39	98.5	101.5
05 - 0026	1.140	601	0.438	5.97	8. 32	16.1	7.09	53	1306	704	0.24	7.36	98.3	104.8
05 - 0027	1.140	603	0.440	5.94	8.25	16.2	7.02	54	1259	656	0.32	7.43	98.1	98.8
05 - 0028	1.141	603	0.439	5.95	8. 28	16.2	7.04	53	1226	623	0. 34	7.50	99.4	93.2

790917
•••
一タ番号
ì
(試験デ
の実験値
9.
CC 63 B -
C
A – 6
付表

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_a$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	$U_r$	шf	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	Ø	$\eta_b$
06 - 0021	1.149	600	0.440	6.43	8.64	16.0	7.14	52	1186	586	0.39	7.76	104.1	85. 6
06 - 0022	1.149	603	0.438	6. 29	8.56	16.0	7.14	52	1232	629	0.40	7.73	104.4	92.1
06 - 0023	1.150	604	0.437	6.23	8.50	16.0	7.13	52	1313	602	0. 31	7.74	105.2	104.3
06 - 0024	1.151	603	0.440	6.13	8.45	16.1	7.13	52	1281	678	0.36	7.79	104.7	100.3
06 - 0025	1.151	600	0.440	6.12	8.43	16.0	7.13	52	1263	662	0.36	7.83	105.9	97.9
06 - 0026	1.150	600	0.437	6. 13	8.50	16.0	7.12	52	1292	692	0. 33	7.76	105.9	102.0
06 - 0027	1.152	598	0.445	6. 06	8.35	16.1	7.11	53	1235	637	0. 39	7.92	105.2	95. 2
06 - 0028	1.153	603	0.442	6. 08	8. 38	16.1	7.11	53	1216	614	0.42	8.02	107.1	91.1

付表A-5 CC63B-5の実験値(試験データ番号: 790914)\*

	4 r		<b>n</b> -1	oqu	iqui	Ur	$f_m$	u	15	77	Ő,	$\Delta P / P_4$	ф	$\eta_b$
07 - 0021	1. 188	598	0.452	6. 27	8.42	15.8	7.41	52	1172	574	0.35	7.49	102.4	83.2
07 - 0022	1.192	602	0.454	6.14	8.37	16.0	7.39	53	1305	703	0.25	7.55	102.0	104.0
07 - 0023	1.191	604	0.454	6. 03	8.23	16.1	7.39	53	1300	696	0.28	7.51	101.1	103.2
07 - 0024	1. 191	605	0.452	6.00	8.17	16.0	7.40	52	1234	629	0.34	7.59	103.0	92. 3
				付表A-8		3Β-8の美	CC63B-8の実験値(試験データ:790918)	Aデータ:	790918					
実験番号	$P_4$	$T_4$	wa	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U,	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	ф	$\eta_b$
08 - 0021	1.146	603	0.441	6. 30	8.45	16.2	7.19	52	1159	557	0.41	7.77	103.0	81.1
08 - 0022	1. 146	600	0.439	5.92	8.09	16.0	7.18	53	1295	695	0.28	7.55	101.4	102.7
				付表A-9		3B-9の 3 B-9の 第	CC63B-9の実験値(試験データ	جع ۲ – ۲ : ۲ :	( 616062 :					
実験番号	$P_4$	$T_4$	wa	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <b>r</b>	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	φ	$\eta_{h}$
09 - 0021	1. 139	599	0.439	6. 21	8. 25	16. 1	7.22	52	1192	593	0.36	7.44	<u>99</u> . 0	86.1
09 - 0022	1.139	600	0.437	6. 07	8.17	16.0	7.19	52	1304	703	0.21	7.31	97.9	103.1
09 - 0023	1.141	602	0.440	5. 93	8.09	16.2	7.17	53	1277	675	0.24	7.44	98.4	<u>9</u> 6.8

付表A-7 CC63B-7の実験値(試験データ:790918)

This document is provided by JAXA.

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U,	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	φ	$\eta_b$
10 - 0021	1.137	601	0.431	6. 24	8. 53	15.9	7.15	51	1217	615	0.37	7.34	100.7	88.5
10 - 0022	1.139	600	0.435	6. 00	8. 25	16.0	7.12	52	1294	694	0.22	7.36	99.4	102.3
10 - 0023	1.140	600	0.434	5. 91	8. 18	15.9	7.15	52	1309	602	0.21	7.38	100.4	104.0
10 - 0024	1.140	600	0.435	5.85	8. 11	15.9	7.10	53	1248	648	0.30	7.45	100.9	95.6

付表 A-10 CC 63 B-10 の実験値(試験データ:790919)

付表A-11 CC 63 B-11 の実験値(試験データ:790919)

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <sub>r</sub>	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	φ	$\eta_b$
11 - 0021	1.141	601	0.438	6.20	8. 29	16.1	7.26	52	1216	615	0.36	7.67	102.4	88.4
11 - 0022	1.140	602	0.431	6.05	8. 22	15.9	7.21	51	1255	653	0.28	7.60	104.5	93.9
11 - 0023	1.142	601	0.435	6.17	8.32	16.0	7.26	51	1300	669	0.23	7.64	103.6	100.9
11 - 0024	1.142	603	0.435	6.02	8.19	16.0	7.22	52	1284	682	0.26	7.65	103.5	<u>99.</u> 0
11 - 0025	1.142	601	0.435	6.01	8.19	15.9	7.25	52	1254	653	0.26	7.73	104.9	94.5
11 - 0026	1.141	602	0.435	6. 11	8. 26	16.0	7.26	51	1281	619	0.26	7.60	102.6	98.1
11 - 0027	1.142	601	0.434	6.02	8.15	15.9	7.22	52	1261	629	0.21	7.68	104.3	95.6
11 - 0028	1.140	602	0.435	6. 03	8.19	16.0	7.24	52	1235	633	0.31	7 62	103.0	91.5

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	$U_r$	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	Ф	$\eta_t$
12-0021	1.145	601	0.438	6.42	8. 50	16.0	7.18	52	1193	593	0. 38	7.48	100.7	85. 9
12 - 0022	1.146	602	0.435	6.25	8.38	15.9	7.16	52	1227	625	0.29	7.51	102.8	90.7
12 - 0023	1.147	601	0.437	6.15	8.30	16.0	7.13	53	1262	661	0.29	7.53	102.0	97.2
12 - 0024	1.147	603	0.437	6. 11	8. 26	16.0	7.15	52	1258	655	0.30	7.52	101.8	96. 1
12 - 0025	1.149	602	0.442	6.00	8.17	16.1	7.10	53	1215	614	0. 33	7.71	102.6	91.5
12 - 0026	1.149	603	0.441	6. 00	8.17	16.1	7.24	52	1248	645	0.34	7.67	102.1	94.6
12-0027	1.149	603	0.439	6.01	8.19	16.0	7.23	52	1240	637	0.26	7.70	103.7	92.9
12 - 0028	1.149	605	0.438	6. 02	8.19	16.1	7.25	52	1207	602	0.32	7.73	103.8	87.4

	-	
φ	101.3	100.5
$\Delta P / P_4$	7.50	7.46
$\delta_t$	0.41	0.34
ΔT	598	601
$T_5$	1200	1205
u	53	53
wf	7.11	7 08
U,	16.0	16.0
$R_{bi}$	8.18	Q 12
Rbo	6.09	6 N9
wa	0.437	0 137
$T_4$	602	ED4

付表A-13 CC63B-13の実験値(試験データ番号:790921)

					_		_	······
$\eta_t$	88.0	88.9	94.0	94.8	90.1	93.0	93.9	88.6
Ø	101.3	100.5	101.3	102.1	102.8	100.8	103.7	103.8
$AP/P_4$	7.50	7.46	7.44	7.43	7.66	7.57	7.71	7.69
$\delta_t$	0.41	0.34	0. 30	0.37	0.33	0.28	0.26	0. 23
ΔT	598	601	636	645	610	626	634	601
$T_5$	1200	1205	1239	1248	1210	1226	1238	1205
u	53	53	53	53	53	53	53	53
wf	7.11	7.08	7.08	7.08	7.16	7.16	7.14	7.13
U <sub>r</sub>	16.0	16.0	15.9	15.9	16.0	16.1	16.1	16.0
$R_{bi}$	8. 18	8. 13	8. 12	8.14	8.07	8.02	8.06	8.08
$R_{bo}$	6.09	6.02	6.00	5. 99	5. 95	5. 91	5. 95	5. 98
w <sub>a</sub>	0.437	0.437	0.435	0.433	0.440	0.442	0.439	0.437
$T_4$	602	604	602	603	600	600	604	604
$P_4$	1.146	1.145	1.145	1.145	1.148	1.148	1.149	1.148
実験番号	13 - 0021	13 - 0022	13 - 0023	13 - 0024	13 - 0025	13 - 0026	13-0027	13 - 0028

				付表A	- 14	C 63 B – 14	CC 63 B – 14 の実験値	$\mathbf{)}$	試験データ番号: 790921	( 12606				
実験番号	$P_4$	$T_4$	w <sub>a</sub>	$R_{bo}$	$R_{bi}$	Ur.	$w_f$	u	$T_{5}$	ΔT	$\delta_t$	$AP/P_4$	φ	$\eta_b$
14 - 0021	1.153	602	0.441	6.00	8.19	16. 1	7.14	53	1205	603	0.41	8.06	108.1	89.3
14 - 0022	1. 151	601	0.443	5.93	8.10	16.1	7.14	53	1191	590	0.38	7.94	105.4	87.8
14 - 0023	1.151	601	0.441	5.99	8.18	16.0	7.14	53	1225	623	0.34	7.93	106.4	92.3
14 - 0024	1.151	602	0.441	5.98	8.15	16.1	7.13	53	1237	635	0.35	7.87	105.5	94.2
14 - 0025	1.151	602	0.442	5.95	8.13	16.1	7.17	53	1213	611	0.31	7.92	105.5	90.4
14 - 0026	1.152	603	0.444	5. 93	8.09	16.2	7.17	53	1227	624	0.27	7.94	105.0	92.9
14 - 0027	1.152	602	0.443	5.99	8.14	16.1	7.15	53	1227	625	0.26	7.93	105.2	93.0
14 - 0028	1. 151	602	0.445	5. 95	8.09	16.2	7.14	53	1200	598	0.27	7.94	104.6	89.2

付表A-15 CC 63 B-15 の実験値(試験データ番号: 790925)

			,											
実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <sub>r</sub>	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	Þ	$\eta_b$
15 - 0021	1.141	600	0. 438	6. 21	8. 27	16. 1	7.22	52	1194	593	0. 35	7.65	102.4	85. 9
15 - 0022	1.140	601	0.438	6. 06	8.14	16.1	7.20	52	1211	610	0. 31	7.55	100.6	89.0
15 - 0023	1.140	603	0.436	6.00	8.11	16.1	7.16	52	1251	648	0. 31	7.54	101.3	95. 0
15 - 0024	1.141	603	0.433	6. 00	8. 11	15.9	7.12	52	1256	654	0. 31	7.59	103.5	95.7
15 - 0025	1.142	600	0.438	5. 93	8.04	16.0	7.11	53	1231	631	0.27	7.69	103.0	93. 5
15 - 0026	1.141	600	0.437	5.92	8.04	16.0	7.10	53	1238	638	0. 31	7.61	102.1	94.5
15 - 0027	1.142	600	0.438	5.90	8.03	16.0	7.09	53	1259	629	0.27	7.64	102.4	98.2
15 - 0028	1.142	601	0.438	5. 88	8.01	16.1	7.10	53	1235	633	0.28	7.67	102.6	94.1

## 40

タ番号:790925)
の実験値(試験デー
CC 63 B – 16
付表A-16

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U,	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P / P_4$	ф	$\eta_b$
16 - 0021	1. 143	602	0.443	6. 13		16.2	7.12	53	1197	596	0.37	7.77	102.0	88.0
16 - 0022	1.143	602	0.440	6.09		16.1	7.17	53	1211	609	0.32	7.77	103.5	89.3
16 - 0023	1.143	604	0.440	6. 05	8.16	16.1	7.17	52	1254	650	0. 33	7.69	102.7	95.4
16 - 0024	1.143	602	0.440	6.00	-	16.1	7.17	53	1258	655	0. 33	7.73	103.1	96. 5
16 - 0025	1.143	602	0.440	6.00		16.1	7.17	53	1262	660	0.29	7.73	103.1	97.3
16 - 0026	1.144	601	0.440	5. 91		16.1	7.17	53	1247	646	0.31	7.76	103.2	95. 6
16 - 0027	1.143	601	0.438	5.92		16.0	7.17	53	1258	657	0.29	7.74	103.9	96. 8
16 - 0028	1.144	009	0.436	5.93		15. 9	7.17	52	1234	634	0.28	7.82	106.2	92.8
16 - 0031	1.16	610	0.472	5.82		17.3	6. 71	61	1154	544	0.37	8. 95	105.1	91.3
16 - 0032	1.16	608	0.472	5. 81		17.2	6.68	61	1146	538	0. 33	8.97	105.6	90.6
16 - 0033	1.16	608	0.474	5. 81		17.3	6. 69	61	1167	560	0.29	8.94	104.5	94.6
16 - 0034	1.16	609	0.473	5.80		17.3	6. 68	61	1160	552	0.31	8.93	104.6	93. 2
16 - 0035	1.16	608	0.471	5.82		17.2	6. 68	61	1159	551	0.31	8.98	106.0	92.6
16 - 0036	1.16	607	0.472	5.79		17.2	6.67	61	1160	552	0. 31	8.92	104.9	93. 3
16 - 0037	1.16	608	0.473	5.79		17.3	6. 67	61	1183	575	0.25	8.85	103.6	97.5
16 - 0038	1.16	606	0.472	5. 80	7.84	17.2	6. 68	61	1175	569	0.26	8.95	105.7	95.9
				付表A-17		3B-17 0	CC63B-17 の実験値(試験データ番号:790926)	験データ	番号:7909	126)				
] 7 1	,	E				11			F		a	a/ a t	۲	8

$\eta_b$	84.4	92.1	93.5	90.2
Ø	102.7	100.7	102.8	104.9
$\Delta P / P_4$	7.79	7.73	7.69	7. 78
$\delta_t$	0. 39	0.29	0.27	0.27
ΔT	581	628	644	623
$T_{5}$	1181	1231	1245	1222
u	52	52	52	52
$w_f$	7.22	7.23	7.24	7.24
U,	16. 2	16.3	16.1	16.0
$R_{bi}$	8.45	8. 33	8. 24	8.21
$R_{bo}$	6. 43	6. 26	6.19	6. 15
$w_{a}$	0.442	0.443	0.438	0.437
$T_4$	599	602	009	598
$P_4$	1.141	1.142	1.141	1.142
実験番号	17 - 0021	17 - 0022	17 - 0023	17 - 0024

FJR 710/600 エンジン用排煙低減型燃焼器ライナ (**#**605)の開発試験

- タ番号: 790927 )
試験デ
8 の実験値(
CC 63 B - 18
付表A-18

. 42

1.152         1.152         1.155		0. 582 0. 579 0. 575 0. 576	5. 54 5. 53	7.54	14.0	6. 62	76	85.4			8 62	1	
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$							2	ドつつ	455		0.00	100.3	89.4
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$				7.53		6.61	76	923	524		8.47		
$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$			5. 50	7. 53		6. 52	77	891	491	0.30	8.54	101.2	97.1
-0111 1.155 -0112 1.155 -0113 1.155 -0114 1.156 -0021 1.136 -0022 1.136				7.53	13.9	6.51	77	866	466		8.68	102.7	92.3
-0112 1.155 -0113 1.155 -0114 1.156 -0021 1.136 -0022 1.136		0. 583		7.66	14.1	6. 63	76	858	458		8.89	102.9	90.0
$\begin{array}{c c c c c c c c c c c c c c c c c c c $		0. 583		7.58	14.1	6.60	77	916	516		8. 75	101.7	102.2
-0114 1.156 -0021 1.136 -0022 1.136 0002 1.136		0. 582	5.51	7.54	14.0	6. 59	77	868	499		8.77	102.5	
- 0021 1.136 - 0022 1.136 0002 1.136			5. 50	7.54	14.1	6. 59	77	867	467		8.94	103.4	
1.136		0.504	5.77	7.94	13.5	7.00	62	1004	566		7.61	104.6	93.0
		0.504	5.74	7.94	13.5	6.98	62	1093	655		7.47	102.6	108.7
- 0023 1.135		0.504	5.73	7.89	13.6	6.97	63	1081	642		7.41	101.5	106.7
1 1.136		0. 505	5.70	7.88	13.6	6.97	63	1045	607		7.54	102.9	100.9
-0031 1.137		0.434	6.32	8.47	16.1	7.08	52	1207	605		8.03	108.3	88.3
-0032 1.138	_	0.437	6. 24	8.37	16.0	7.13	52	1250	651		7.95	106.4	95. 5
-0033 1.138		0.438	6.18	8.34	16.1	7.13	53	1288	687		7.92	105.4	101.4
-0034 1.138		0.436	6.12	8.31	15.9	7.06	53	1225	629		8.00	108.2	92.8
- 0035 1.138		0.437	6. 09	8. 27	16.1	7.05	53	1269	667		7.95	106.3	99.2
-0036 1.139	601 0	0.436	6, 09	8. 28	16.0	7.04	53	1274	673		8.02	107.8	100.1
- 0037 1. 139		0.437	6.07	8. 23	16.1	7.03	53	1259	629	0.32	8.03	107.4	98.4
3 1.139		0.438	6. 05	8. 22	16. 1	7.01	53	1235	635		8.05	107.4	94.9
-0041 1.157		0.469		8. 12	17.2	6. 63	61	1157	548		9.32	110.5	92.0
- 0042 1.156		0.470	5.98	8.09	17.2	6. 61	61	1190	581		9.20	108.2	98.2
- 0043 1.157		0.467	6. 01	8.09	17.2	6. 56	61	1208	598		9.26	110.1	101.5
- 0044 1.156		0.469		8.05	17.2	6. 54	62	1181	571	0.32	9.20	108.4	97.6
- 0045 1. 155			5. 93	8.03	17.2	6. 53	62	1187	581		9.15	108.1	99.5
18 - 0046 1.155 6	_	0.470	5.94	8.06	17.2	6. 52	62	1209	601		9.09	106.8	103.2
- 0047 1.157		0.471	5.96	8.06	17.2	6. 67	61	1193	585		9.24	108.6	98.2
18 - 0048 1.156 6	608 0	0.471	5. 96	8.08	17.2	6. 66	61	1187	578	0.37	9. 23	108.5	97.3

実験番号	$P_4$	$T_4$	w <sub>a</sub>	$R_{bo}$	$R_{bi}$	$U_r$	$w_f$	u	$T_5$	$\Delta T$	$\delta_t$	$\Delta P/P_4$	Ф	$\eta_b$
19 - 0021	1.149	602	0.439	6.19	8.41	16.0	7.11	52	1210	608	0.42	8.07	108.6	89.5
19 - 0022	1.150	604	0.439	6. 27	8.44	16.1	7.17	52	1252	647	0. 33	8.07	108.1	94.9
19 - 0023	1.150	603	0.443	6. 29	8.50	16.2	7.14	53	1285	681	0.20	8.05	106.3	101.3
19 - 0024	1.149	601	0.441	6. 21	8.41	16.1	7.14	53	1250	647	0. 33	7.98	106.5	95. 5
19 - 0025	1.149	602	0.442	6. 19	8. 38	16.1	7.14	53	1260	629	0.36	8.02	106.9	97.6
19 - 0026	1.150	602	0.443	6.22	8.38	16.2	7.06	53	1276	674	0.27	8.01	106.1	101.2
19 - 0027	1.149	602	0.439	6.19	8.40	16.1	7.13	53	1250	648	0. 32	7.99	107.1	92.6
19 - 0028	1.150	602	0.442	6. 23	8.39	16.1	7.07	53	1234	632	0.35	8.08	107.4	94.4

付表A-19 CC 63 B-19 の実験値(試験データ番号: 790928)

付表A-20 CC 63 B-20 の実験値(試験データ番号: 790928)

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <sub>r</sub>	mf	u	$T_5$	AT .	ô,	$\Delta P / P_4$	ø	$\eta_b$
20 - 0021	1.147	602	0.441	6. 26	8.50	16.1	7.18	52	1244	599	0. 37	7.96	105.6	87.6
20 - 0022	1.148	603	0.440	6. 16	8.39	16.1	7.17	52	1242	634	0. 28	7.94	105.9	93.1
20 - 0023	1.148	606	0.440	6.11	8.32	16.2	7.18	52	1244	638	0.27	7.93	105.5	93. 7
20 - 0024	1.148	603	0.440	6. 05	8.26	16.1	7.16	53	1258	638	0.34	7.96	106.2	94.2
20 - 0025	1.147	602	0.440	6. 02	8.21	16.0	7.08	53	1244	642	0.26	7.91	106.5	95.4
20 - 0026	1.147	600	0.440	5. 98	8.18	16.0	7.08	53	1258	658	0. 23	7.84	105.2	98.1
20 - 0027	1.147	604	0.440	5.97	8.18	16.1	7.16	53	1225	621	0.35	7.90	105.2	91.7
20 - 0028	1.148	604	0.435	6.02	8.30	16.0	7.15	52	1218	613	0.37	8.06	110.1	89.4

FJR 710/600 エンジン用排煙低減型燃焼器ライナ (#605)の開発試験

: 790928 )
夕番号
(試験デー
の実験値
CC 63 B - 21
付表A-21

600       0.447       6.29       8.         602       0.444       6.29       8.         603       0.443       6.20       8.         601       0.443       6.08       8.         601       0.441       6.03       8.         601       0.441       6.04       8.         601       0.441       6.03       8.         601       0.442       6.01       8.	4 T T T T T T T T T T T T T T T T T T T	$w_a$	Rbo bi	bi Rbi	U <b>r</b>	$w_f$	u	$T_5$	$\mathcal{I}\mathcal{I}$	$\delta_t$	$AP/P_4$	Ø	$\eta_b$
0022     1.151     602     0.444     6.20     8.50     16.2       0023     1.148     603     0.443     6.08     8.32     16.2       0024     1.149     601     0.441     6.07     8.36     16.0       0025     1.149     601     0.441     6.04     8.33     16.1       0026     1.149     601     0.441     6.03     8.30     16.1       0027     1.149     601     0.442     6.01     8.28     16.1	-	0.447	6. 29	8.54	16.2	7.21	53	1213	614	0.44	8.10	105.8	90.4
0023     1.148     603     0.443     6.08     8.32     16.2       0024     1.149     601     0.440     6.07     8.36     16.0       0025     1.149     601     0.441     6.04     8.33     16.1       0026     1.149     601     0.441     6.03     8.33     16.1       0026     1.149     601     0.441     6.03     8.30     16.1       0027     1.149     601     0.442     6.01     8.28     16.1	-	0.444	6.20	8. 50	16.2	7.22	53	1256	654	0.34	8.17	107.9	96. 2
0024     1.149     601     0.440     6.07     8.36     16.0       0025     1.149     601     0.441     6.04     8.33     16.1       0026     1.149     601     0.441     6.03     8.30     16.1       0027     1.149     601     0.442     6.01     8.28     16.1	-	0.443	6. 08	8.32	16. 2	7.16	53	1313	711	0.26	7.92	104.5	106.0
0025     1.149     601     0.441     6.04     8.33     16.1       0026     1.149     601     0.441     6.03     8.30     16.1       0027     1.149     601     0.442     6.01     8.28     16.1		0.440	6.07	8.36	16.0	7.15	53	1285	684	0.37	8.06	108.0	101.2
0026         1.149         601         0.441         6.03         8.30         16.1           0027         1.149         601         0.442         6.01         8.28         16.1		0.441	6.04	8. 33	16.1	7.13	53	1272	671	0.34	7.99	106.6	99.8
0027 1.149 601 0.442 6.01 8.28 16.1	-	0.441	6. 03	8.30	16.1	7.12	53	1302	700	0.28	7.98	106.6	104.5
		0.442	6.01	8. 28	16.1	7.12	53	1255	655	0.37	8.07	107.6	97.4
0028 1.149 002 0.441 0.00 0.28 10.1	1.149 602	0.441	6.00	8. 28	16.1	7.11	53	1224	621	0.44	8.08	107.8	92.3

: 791001 )
- タ番号
( 試験デー
の実験値
22 (
CC 63 B -
付表A-22

実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_a$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <b>r</b>	$w_f$	u	$T_5$	ΔT	$\delta_t$	$\Delta P/P_4$	Ð	$\eta_b$
22 - 0011	1.136	401	0. 568	5.57		14. 0	6. 52	76	882	481	0.56	8.44	99.6	93.8
22 - 0012	1.136	399	0.567	5.49		13.9	6.44	76	006	501	0.26	8. 38	99.8	98.8
22 - 0013	1.137	402	0.566	5.47	7.54	13.9	6.43	76	606	506	0.26	8.42	<u>99</u> . 9	100.1
22 - 0014	1.140	401	0.574	5.45		14.1	6.53	76	868	459	0.66	8. 72	101.4	93.4
22 - 0021	1.148	400	0.579	5. 68		14.0	9.60	52	1087	687	0.46	8.79	102.2	95.4
22 - 0022	1.148	401	0.576	5. 69		14.0	9.60	52	1191	190	0.38	8.54	<u>99</u> . 9	110.3
22 – 0023	1.147	400	0.576	5. 66		14.0	9.60	52	1203	803	0.41	8.48	99.3	112.4
22 - 0024	1.147	400	0.576	5. 68		14.0	9.59	52	1083	683	0.64	8. 76	102.9	94.4
22 - 0031	1.121	440	0.495	5. 65		13.5	6. 91	62	1099	584	0.51	7.45	102.8	95.4
22 - 0032	1.120	440	0.495	5. 65	7.95	13.5	6.91	62	1102	662	0.45	7.26	100.0	109.3
22 - 0033	1.119	439	0.493	5. 65	- · ·	13.5	6. 89	62	1085	647	0.30	7.23	100.3	106.6
22 - 0034	1.120	440	0.495	5.62	7.91	13.5	6.89	62	1033	594	0.48	7.36	101.5	97.7
22 - 0041	1.123	438	0.495	5.76		13.5	8. 20	52	1142	704	0.44	7.38	102.5	98.9
22 - 0042	1.125	439	0.500	5. 78	8.15	13.6	8.20	53	1227	788.	0.27	7.40	100.9	112.4
22 - 0043	1.125	438	0.501	5.73		13.6	8. 20	53	1235	197	0.27	7.33	99.8	114.2
22 - 0044	1.125	438	0.501	5. 75		13.6	8.30	52	1142	704	0.44	7.55	102.9	98.7
22 - 0051	1.138	460	0.530	5.54	-	14.9	5.79	62	927	467	0.48	8.77	103.9	96. 7
22 - 0052	1.136	458	0.529	5. 53	_	14.9	5. 78	62	-940	481	0.25	8.54	101.6	100.0
22 - 0053	1.136	459	0.529	5. 53	7.65	14.9	5. 78	62	942	483	0.24	8.57	102.0	100.2
22 - 0054	1.138	458	0.529	5. 53	•	14.8	5.77	62	920	450	0.56	8.72	104.2	93.3
22 - 0061	1.146	458	0.534	5. 78	_	14.9	8.76	53	1152	693	0.40	8.90	105.7	98.6
22 - 0062	1.146	458	0. 535	5.74	_	14.9	8.75	53	1233	774	0.31	8. 71	103.2	111.3
22 - 0063	1.144	459	0.531	5.77		14.9	8. 73	52	1254	795	0.28	8.60	102.9	113.8
22 - 0064	1.145	458	0.531	5.77		14.8	8.74	52	1145	687	0.54	8.87	106.3	97.4
22 - 0071	1.150	509	0.589	5.68	7.80	16.3	5. 55	83	947	439	0.47	9.66	106.3	95. 2
22 - 0072	1.149	510	0.527	5. 67	-	16.3	5. 55	82	965	455	0.22	9. 59	105.6	98.6
22 - 0073	1.151	510	0. 528	5.64		16.3	5. 52	83	982	472	0.81	9.67	106.7	103.2

FJR 710/600 エンジン用排煙低減型燃焼器ライナ (**#605**)の開発試験

$\sim$
- 9番号:791001
(試験デ
の実験値
CC 63 B - 22 0
付表A-22

														(Na 2)
実験番号	$P_4$	$T_4$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	U <b>r</b>	$f_m$	u	$T_5$	dT	$\delta_t$	$AP/P_4$	ф	$\eta_b$
22 - 0081	1.154	511	0.528	5.84	8. 11			53	1147	636	0.46	9.66	107.0	92.4
22 - 0082	1.155	510	0.528	5.84	8.14	16.2	8.50	53	1226	716		9.52	105.6	105.1
22 - 0083	1.155	509	0.528	5. 83	8.12			53	1263	754		9.49	105.7	110.2
22 - 0084	1.155	511	0.527	5.85	8.14			53	1172	661	0.54	9.69	107.7	95. 7
22 - 0091	1.144	570	0.486	5.87	7.96	16.9	5.85	71	1066	495	0.47	9.37	107.7	95. 9
22 - 0092	1.144	570	0.487	5.82	7.94	16.9		72	1095	525	0.20	9. 28	106.2	102.1
22 - 0093	1.144	570	0.487	5.84	7.96	16.9		72	1077	507		9.34	107.0	98.6
22 - 0094	1.144	570	0.486	5.82	7.95	16.9		72	1058	489		9.38	108.0	95. 1
22 - 0101	1.146	567	0.483	6.00	8. 26	16.7		53	1198	630	0.41	9.34	109.6	91.8
22 - 0102	1.149	568	0.486	5.96	8.20	16.8	7.89	53	1248	619	0.30	9.42	109.4	100.0
22 - 0103	1.147	566	0.488	5. 91	8.15	16.8		53	1288	722		9.18	106.1	107.4
22 - 0104	1.149	568	0.489	5.94	8.17	16.8		53	1220	652	0.37	9.46	108.9	96. 2
22-0111	1.126	601	0.430	6.04	8.26	16.0		53	1225	624	0.40	8.05	108.4	92.7
22 - 0112	1.126	601	0.431	6.03	8. 28	16.0		53	1232	630	0.36	8. 08	108.8	93. 9
22 - 0113	1.125	601	0.432	6.00	8.17	16.1		54	1283	682	0.25	7.92	105.8	102.8
22 - 0114	1.126	602	0.432	6.03	8. 23	16.1		53	1247	645	0.39	8.01	107.2	96.6
22 - 0115	1.125	601	0.432	6.01	8.27	16.1		54	1207	606	0.46	8.04	107.5	90.8
22 - 0116	1.125	601	0.433	6.00	8.19	16.1	6.88	54	1257	653	0.29	7.96	106.0	98.5
22 - 0117	1.125	601	0.431		8.17	16.1		54	1267	666		7.97	106.7	100.5
22 - 0118	1.126	601	0.431	6.01	8. 25	16.0		54	1204	603	0.44	8.08	108.5	90.5
22 - 0121	1.139	644	0.443	6. 09	8.30	17.4		56	1220	576		9.05	110.0	90.3
22 - 0122	1.139	645	0.442	6. 05	8. 23	17.5	6.77	56	1268	623		8. 95	108.6	98.3
22 - 0123	1.138	645	0.443	6.01	8.24	17.5	6.77	56	1243	598	0.34	8.96	108.6	94.4
22 - 0124	1.138	645	0.442	6.03	8. 21	17.4		56	1222	578	0.42		109.6	90.8
22 - 0131	1.140	643	0.443	6.12	8. 33	17.4		48	1282	638			109.9	87.2
22 - 0132	1.141	644	0.442	6.14	8. 39	17.4	7.80	48	1346	702		9.06	110.9	97.2
22 - 0133	1.141	645	0.442	6.13	8. 39	17.4	7.87	48	1368	723	0.23	9.05	110.7	99.3
22 - 0134	1.140	641	0.444	6.08	8. 32	17.4	7.86	48	1282	641	0.41	9.03	109.7	88.3

COMMENT								
r ( ) s	2.2	1.8	2.4	1.9	0.6	I	0.7	0.4
$P_{f}^{P_{f}^{*}}$								
$\frac{P_f}{(P_f)_p}$	12	13	16	16	16		16	15
wf	0.260	0.256	0.270	0.256	0.205		0.204	0.201
$R_{bi}$	7.5	7.4	7.6	7.5	7.1		7.1	7.0
$R_{bo}$	5.9	5.9	5.9	5.9	5.5	1	5. 5	5.5
$w_{a}$	17.84	17.43	16.47	16.92	17.21		16.80	17.13
$T_5  (T_5)_{\max}  w_a$	1536	1573	1674	1546	1398		1487	1457
$T_5$	1263	1286	1353	1302	1182		1204	1189
$\delta_t$	0.43	0.45	0.50	0. 39	0.43		0.54	0. 53
$\Delta P / P_4 \delta_t$	3.4	4.4	4.6	3.8	5. 3		5.1	5.5
Ø	48	62	68	55	70		66	72
$\eta_b$	104	105	102	101	102		104	104
r	59.5	59.0	52.8	57.2	73.5		72.0	74.6
$T_4$ $U_r$	(16.0)	(16.2)	(16.2)	(16.5)	(17.2)		17.4	17.4
$T_4$	682	652	670	674	678		682	684
$P_4$	(11.954)	(11.903)	(11.606)	(11.777)	(11.526)		11. 177	11.458
RUN No.	0010	0011		0013	0020		0021	0022

付表B-1 CC 63H/62.00-1 (791109) RL

\*  $(P_f)_p$ : ブライマリ燃料燃圧,  $(P_f)_s$ : メイン燃料燃圧, 〔単位: 燃焼器入口圧を基準とした圧力,  $kg/cm^2$ 〕

RL
(791114)
00 - 02
× 62.
CC 63 H,
付表B-2

RUN No.	P4	$T_4$	U,	u	$\eta_{b}$	Ø	$\Delta P/P_4$	$\delta_t$	$T_5$	$(T_5)_{\max}$	w <sub>a</sub>	Rbo	$R_{bi}$	wf	$\frac{P_f}{\left(P_f\right)_p}$	$\frac{f}{(P_f)_s}$	COMMENT
9010	2.504	455	14.6		1	99	5. 2			1	4.65	5.6	7.2				
10	2. 559	492	14.4	<u>9</u> 6.9	101	65	4.7	0.51	882	1083	4.34	5. 7	7.5	0. 038	ស	0	*****
20	2. 530	506	14.2	75.4	66	67	4.7	0.56	1000	1277	4.18	5.9	7.7	0.047	6	0	
21	2.528	514	14.2	59.3	96	67	4.6	0.56	1116	1455	4. 11	5.9	7.7	0.060	10	0	
30	2.543	518	14.6	49.6	98	67	4.8	0.47	1234	1574	4. 21	5.7	7.5	0.074	12	0	
40	3.966	549	14.3	98.1	103	64	4.2	0.59	950	1185	6. 08	6.0	7.9	0.053	11	0	
50	3.971	557	14.2	75.4	101	99	4.1	0.57	1055	1339	5.96	6.1	8.0	0.068	12	0	
60	4.003	560	14.1	49.5	101	67	4.1	0.44	1297	1619	5. 91	6.1	8.1	0.103	12	0	
70	6. 520	594	14.3	95.9	104	65	3.9	0.41	1002	1169	9.24	6.3	8.2	0.255	12	0	
80	6.545	599	13.8	73.3	105	67	3.7	0.42	1127	1348	8.90	6.5	8.5	0.103	12	0	
66	6.545	603	14.0	58.0	108	64	3.6	0.47	1276	1594	8. 93	6.5	8.5	0.131	12	0.1	
100	6. 392	615	16.0	101.8	106	64	4.6	0.42	1007	1173	9.78	5.7	7.5	0.083	12	0	
101	6.408	620	15.9	99.8	105	65	4.6	0.45	1013	1191	9.66	5.7	7.5	0.084	13	0	
110	6. 526	623	16.5	76. 5	107	99	5.0	0.43	1137	1361	10.16	5.5	7.3	0.116	12	0	
120	6. 521	627	15.2	60.1	107	99	4.8	0.42	1267	1538	9.92	5.6	7.4	0.144	12	0.3	
121	6. 504	627	16.3	58.9	107	66	4.9	0.44	1277	1564	9.95	5.6	7.4	0.147	12	0. 3	
9020	6.384	628	16.3	l	l	65	4.8		ļ		9. 73	5.6	7.4		l		
9030	6. 272	630	13.4	ļ	}	99	3.3	I		1	7.88	6.9	9.1				
9040	2.571	609	13.9		l	63	3.5	!		I	3.44	6.5	8.6				

	$T_4$	Ur	u	$\eta_{b}$	Ø	$\Delta P/P_4$ $\delta_t$	$\delta_t$	$T_5$	$T_5$ $(T_5)_{max}$	wa	$R_{bo}$	$R_{bi}$	wf -	$\frac{P_f}{(P_f)_p}$	$\left  \frac{f}{\left( P_{f} \right)_{s}} \right $	COMMENT
638		15.7	56.2	96	20	4.7	0. 55	1245	1579	17.06	6.0	7.5	0.263	15	2.1	
653		16.2	60.4	96	68	4.8	0.55	1223	1579	16. 55	5.9	7.4	0.237	16	1.3	
629	_	16.3	59.9	97	63	2.3	0.54	1236	1539	15.82	6.1	7.4	0.228	15	1.3	
673		16.5	58.3	96	69	4.8	0.57	1254	1549	18.38	6.2	7.4	0.273	13	2. 3	
684		16.9	61.2	67	65	4.7	0.51	1244	1586	18.06	6.1	7.3	0.256	14	2.0	
667	2	16.6	68.4	93	64	4.6	0.64	1157	1528	13.26	6.3	7.3	0.167	11	0.3	
661	-	11.5	69.6	94	99	4.7	0. 63	1149	1472	13.58	6.3	7.3	0.169	11	0.3	
660	0	16.5	70.5	95	74	5.3	0.66	1144	1456	13. 75	6.5	7.3	0.169	11	0.3	
9	655	16.1	61.7	96	64	4.4	0.68	1212	1464	12.90	6.7	7.5	0.180	11	0.7	
U U	656	15.9	60.3	95	69	4.6	0.58	1221	1593	12.77	6.6	7.6	0.182	11	0.7	
1																

付表B-3 CC 63H / 62.00-03 (791126) CM

CM
(791204)
62.00-04
CC 63H/
付表B-4

COMMENT				<u></u>					<u></u>				
$\frac{f}{(P_f)}$ CC				> 0			, c	~ _	0.2	0 1			> 0
$\frac{P_f}{(P_f), (i)}$		10	10	10	11	12	13	13	12	12	6	13	12
mf.	0.054	0.051	0.062	0.071	0.074	0.103	0.078	0.108	0.132	0.132	0.088	0.119	0.157
$R_{bi}$	7.1	7.4	7.3	7.7	7.8	8.1	8.4	8.3	8.4	7.9	7.3	7.2	7.4
$R_{bo}$	5.5	5.7	5.6	5.9	6.0	6.1	6.3	6.3	6.3	6.0	5.6	5.4	5.6
w <sub>a</sub>	4.58	4.31	4.34	4.09	6. 28	6, 00	9, 05	9,01	9.04	9.54	10.15	10.41	9.94
$(T_5)_{max}$	1220	1210	1470	1468	1413	1478	1219	1396	1578	1549	1195	1330	1635
T <sub>5</sub>	933	944	1048	1140	1008	1199	959	1086	1193	1164	963	1068	1230
ô,	0.62	0.59	0. 77	0. 52	0.86	0.43	0.71	0.64	0.65	0.69	0.66	0.58	0.66
$\Delta P/P_4 \delta_t$	5.5	4.8	5.1	4.5	4.6	4.1	3.9	4.0	3.9	4.4	5.0	5.5	5.4
ø	69	99	68	99	69	65	67	68	67	68	99	70	74
$\eta_b$	91	88	68	86	93	06	96	94	95	95	95	94	94
u	74.5	73.7	60.6	50.0	73.7	50.0	98.8	71.1	58.2	62.1	100.9	76.8	55. 1
$U_r$	14.7	14.3	14.6	14. 2	14.0	14. 1	14.2	14.2	14.2	15.1	16.3	16.6	16.1
$T_4$	471	490	500	512	536	546	594	600	603	607	611	614	615
$P_4$	2.497	2.538	2.526	2.542	4.019	3. 981	6.472	6.471	6. 519	6.524	6.474	6.536	6. 451
RUN No.	10	20	30	40	50	09	20	80	06	16	100	110	120

<u> </u>		1						
COMMENT								
$P_f$	$w_f \frac{(P_f)_p (P_f)_s}{(P_f)_s}$	0.7	0.5	0.4	0.7	0	1.5	
Í	$(P_f)_p$	12	12	13	12	13	0	
	mf	0.166	0.157	0.154	0.169	0.121	0.147	
a	$\Lambda b_o = \Lambda b_i$	7.1	7.0	7.1	6.8	7.4	7.2	
		5.5	5.3	5.4	5.2	5. 7	5.5	
ž	<b>n</b> a	10.78	10.83	10.69	11.19	10.01	10.26	
(T)	√15/max <sup>w</sup> a	1556	1492	1503	1551	1381	1551	
<i>r</i> (	72	1264	1224	1128	1256	1132	1240	
		0.42	0.41	0.43	0.44	0.46	0.48	
AP/P. S.	• · · · ·	4.8	5.1	5.0	5.8	4.8	5.0	
e.	>	61	62	62	99	99	65	
η,	<i>a</i> ,	109	107	107	107	105	108	
'n	2	59.9	60.4	60.6	58.2	72.0	60.9	
11	1)	16.0	16.5	16.3	17.2	15.8	16. 2	
$T_{A}$	÷ -	565	577	583	588	593	596	
P,	#"	6.469	6.432	6.472	6.513	6. 396	6.408	
RUN No.		10	11	12	13	20	30	

付表 B-5 CC 63 H / 62.00 - 05 (791213)

CC 63H / # 605 - 01	
付表C-1	

52

RUN No.	$P_4$	$T_4$	U <sub>r</sub>	u	$\eta_b$	Ø	$\Delta P/P_4$ $\delta_t$	$\delta_t$	$T_5$	$(T_5)_{\max}$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	mf	$\frac{P_f}{\left(P_f ight)_{p}}\left(P_f ight)_{s}$	$\frac{f}{(P_f)_s}$	COMMENT
10	2.56	495	14.8	20	102	80	6. 16	0.34	1041	1228	4.5	5.5	7.1	0. 057	12	-0.01	
20	2. 53	505	14.3	51	66	78	5.54	0. 39	1207	1483	4.2	5.8	7.5	0.072	10	-0.01	
30	3.05	519	14.4	75	101	62	5.51	0. 36	1022	1203	5.0	5.8	7.6	0.058	13	-0.04	
40	3.02	524	14.6	60	100	78	5.57	0.46	1131	1411	5.0	5. 7	7.5	0.071	12	-0.03	
41	3.00	531	14.5	62	98	17	5.26	0.44	1128	1388	4.8	5.8	7.6	0.069	11	-0.01	
50	2.99	534	14.3	50	100	78	5.19	0.36	1246	1509	4.7	5.9	7.7	0.081	13	0.00	
60	6. 50	573	17.1	101	110	78	6.91	0.28	982	1099	11.4	5.1	6.6	0.099	13	0.20	
70	6.48	589	16. 5	76	109	73	5.86	0.42	1114	1334	10.6	5.4	7.0	0.123	13	0.35	
80	6.50	607	17.3	57	110	75	6.41	0.40	1294	1566	10.9	5.2	6.8	0.167	13	1.12	
81	6.47	611	17.0	56	107	81	6. 63	0.40	1289	1560	10.5	5.3	6.9	0.165	13	1.14	
9010	6.40	616	17.6		-	74	6.43	l	l		10.7	5. 1	6.8		١	1	
9020	6. 35	617	17.4	ł	1	74	6. 33	ł			10.5	5.2	6.8	1			

付表C-2 CC63H/#605-02 (800331)

Γ

Т

1151       1369       13.7       5.8       7.3       0.17       12.1       0.9         1       1175       1365       14.5       7.0       7.3       0.19       12.1       1.2         1       1175       1365       14.5       7.0       7.3       0.19       12.1       1.2         1       1175       1365       14.5       7.0       7.3       0.19       12.1       1.2         1       1197       1392       17.9       6.2       7.2       0.21       11.0       1.7         1       1349       1608       17.6       6.8       7.4       0.26       9.8       3.2           17.9       5.2       5.6        -       -       -	RUN No.	$P_4$	$T_4$	U <b>r</b>	u	$\eta_b$	Ф	$\Delta P/P_4 = \delta_t$	ô,	$T_5$	$(T_5)_{max}$	m,	$R_{h_{\alpha}}$	$R_{h}$	w			COMMENT
8.85 $600$ $15.7$ $69.6$ $106$ $69$ $4.98$ $0.40$ $1151$ $1369$ $13.7$ $5.8$ $7.3$ $0.17$ $12.1$ $9.53$ $612$ $15.9$ $65.9$ $103$ $65$ $4.68$ $0.34$ $1175$ $1365$ $14.5$ $7.0$ $7.3$ $0.19$ $12.1$ $9.40$ $637$ $15.5$ $52.0$ $105$ $76$ $4.97$ $0.33$ $1344$ $1578$ $13.4$ $7.3$ $7.7$ $0.22$ $11.6$ $11.79$ $670$ $17.3$ $72.7$ $107$ $54$ $4.17$ $0.37$ $1197$ $1392$ $17.6$ $6.8$ $7.4$ $0.26$ $9.8$ $11.79$ $670$ $17.3$ $72.7$ $107$ $58$ $7.4$ $0.26$ $9.8$ $12.36$ $693$ $16.8$ $57.2$ $107$ $68$ $4.83$ $0.40$ $1349$ $1608$ $77.4$ $0.26$ $9.8$											4 m l	3		10	<u>,</u>		$(P_f)_s$	
$ \begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	10	8.85	600	15.7	69.6	106		4.98	0.40	1151	1369	13.7	5.8	7.3	0.17	12.1	0.9	
9.40       637       15.5       52.0       105       76       4.97       0.33       1344       1578       13.4       7.3       7.7       0.22       11.6         11.79       670       17.3       72.7       107       54       4.17       0.37       1197       1392       17.9       6.2       7.2       0.21       11.0         11.79       670       17.3       72.7       107       54       4.17       0.37       1197       1392       17.9       6.2       7.2       0.21       11.0         12.36       693       16.8       57.2       107       68       4.83       0.40       1349       1608       17.6       6.8       7.4       0.26       9.8         9.74       689       21.6       -       77       9.28       -       -       17.9       5.2       5.6       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       11.0       6.8       7.4       0.26       9.8       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       -       - <td< td=""><td>20</td><td>9.53</td><td>612</td><td>15.9</td><td></td><td>103</td><td>65</td><td>4.68</td><td>0.34</td><td>1175</td><td>1365</td><td>14.5</td><td>7.0</td><td>7.3</td><td>0.19</td><td>12.1</td><td>1.2</td><td></td></td<>	20	9.53	612	15.9		103	65	4.68	0.34	1175	1365	14.5	7.0	7.3	0.19	12.1	1.2	
11.79     670     17.3     72.7     107     54     4.17     0.37     1197     1392     17.9     6.2     7.2     0.21     11.0       12.36     693     16.8     57.2     107     68     4.83     0.40     1349     1608     17.6     6.8     7.4     0.26     9.8       9.74     689     21.6     -     -     79     9.28     -     -     17.9     5.2     5.6     -	30	9.40	637	15.5	52.0	105	76	4.97	0. 33	1344	1578	13.4	7.3	7.7	0. 22	11.6	2.0	
12.36     693     16.8     57.2     107     68     4.83     0.40     1349     1608     17.6     6.8     7.4     0.26     9.8       9.74     689     21.6      79     9.28       17.9     5.2     5.6	40	11.79	670	17.3	72. 7	107	54	4.17	0. 37	1197	1392	17.9	6.2	7.2	0.21	11.0	1.7	
9.74 689 21.6 79 9.28 17.9 5.2 5.6	50		693	16.8	57.2	107	68	4.83	0.40	1349	1608	17.6	6.8	7.4	0.26	9.8	3.2	
	9010	9.74	689	21.6			79	9.28	1	ļ		17.9	5.2	5.6		١		

CC 63H / # 605 - 03	
付表C-3	

																			· · · · ·		······
COMMENT																					
$\frac{P_f}{(P_f)_s}$	-0.09	-0.06	-0.08	0.06	0.10	-0.15	-0.10	0.25	0.50	-0.01	0.04	0.06	-0.09	-0.13	-0.13	3.66	0.36	1.13			
$\frac{1}{(P_f)_p}$	19.1	19.1	19.1	1.5	1.6	1.3	27.5	2.6	0.0	16.6	16.7	16.7	8.3	8.2	8.2	4.7	12.3	0.1	ļ		
wf	0.068	0.063	0.065	0.065	0.061	0.065	0.081	0.080	0.077	0.063	0.059	0.059	0.046	0.045	0.045	0.122	0.122	0. 113	ł		
$R_{bi}$	7.9	8.0	7.8	7.7	8.5	7.4	6.8	6.6	6.7	6.6	7.0	7.1	6.7	6.9	6.9	3. 3	7.1	7.4	7.5		8.6
$R_{bo}$	6.1	6.1	5.9	5.9	6.5	6.1	5.1	5.1	5.1	5.0	5.2	5.3	5.1	5.2	5.3	5.4	5.4	5.6	5.6	7.0	6.5
$w_{a}$	4.57	4.49	4.61	4.60	4.01	4. 63	5.52	5.47	5. 23	5.44	5.15	5.06	5.24	5. 19	5. 12	10.39	10.27	10.00	9.86	3. 30	3. 55
$(T_5)_{\max}$	1407	1407	1407	1426	1483	1483	1494	1482	1486	1261	1261	1261	1087	1069	1073	1073	1350	1357	l		
$T_5$	1142	1142	1141	1129	1180	1180	1161	1174	1187	1044	1044	1044	940	939	941	941	1134	1131			
ô <sub>t</sub>	0.42	0.42	0.43	0.49	0.47	0.48	0.55	0.50	0.47	0.44	0.44	0.45	0. 39	0. 34	0. 35	0.40	0.41	0.44			
$\Delta P / P_4$	4.8	6.9	4.9	5. 2	4.1	3.9	7.1	7.0	6.9	7.2	7.3	7.4	7.0	6.9	6.8	3.3	6.3	5.5	5.6		4.1
Ø	76	114	73	77	74	62	82	62	62	80	87	06	78	80	82	43	81	76	76	<b>T</b>	74
$\eta_b$	100	105	103	101	101	108	101	103	105	100	100	66	102	101	100	70	106	108	Į	1	
u	57.5	60.9	60.9	61.5	56.9	61.6	60.4	60.4	60.3	76.0	76.4	75.6	100.8	100.8	99.0	77.6	73.6	77.1		ł	
Ur,	13.6	13.4	14.2	14.3	13.1	14.0	16.6	16.8	16.7	17.0	16.4	16.2	17.0	16.6	16.4	16.4	16.5	16.1	16.2	13.2	13.9
$T_4$	504	510	519	527	535	544	552	553	554	556	558	558	559	560	560	608	611	619	619	610	606
$P_4$	2.885	2.913	2.869	2.886	2.822	3. 069	3.121	3.624	2.960	3.029	2. 976	2.960	2.943	2.982	2. 981	6. 530	6.451	6. 534	6.409	2.604	2. 632
RUN No.	10	20	30	40	41	50	09	70	80	06	100	110	120	130	140	150	151	160	9010	9020	9030

(800813)
# 601 - 01
CC 63H/
付表C-4

RUN No.	$P_4$	$T_4$	U,	u	$\eta_b$	ф	$\Delta P/P_4 \delta_t$	ô,	$T_5$ (	$T_5 (T_5)_{\max}$	w <sub>a</sub>	$R_{bo}$	$R_{bi}$	$w_f$	$\frac{P_f}{(P_f)_p}$	$rac{f}{(P_f)_s}$	COMMENT
10	2.525	483	14.2	71	104	80	5.9	0. 53	1028	1319	4.37	5.6	7.3	0. 053	11	-0.2	
20	2.548	500	14.6	50	93	62	5.9	0.38	1176	1434	4.38	5.5	7.2	0.077	11	-0.1	
30	3.027	531	14.3	68	94	79	5.3	0.56	1042	1328	4.79	5.8	7.6	0.061	11	-0.2	
40	3.042	537	14.5	61	95	78	5.4	0.52	1113	1411	4.84	5.7	7.6	0. 069	11	-0.1	
50	3.020	540	15.0	51	94	82	5.9	0.38	1208	1458	4.92	5.6	7.4	0.084	11	-0.1	
60	6. 387	590	15. 7	71	101	77	5.6	0.31	1109	1269	9.97	5.6	7.4	0.122	13	0.2	
61	6. 551	605	14.3	64	101	74	4.4	0.32	1172	1355	9.12	6.2	8.2	0.122	12	0.2	
70	6. 545	618	14.5	52	98	75	4.5	0.36	1284	1520	9.02	6.2	8.2	0.148	12	0.5	
71	6.480	623	13.6	51	98	62	4.1	0.38	1302	1566	8.34	6.6	8. 7	0.138	13	0. 3.	
9010	6. 427	623	13.5	I		78	4.0	ļ	ł		8.18	6.7	8.8		I	ļ	

COMMENT					<u>, , , , , , , , , , , , , , , , , , , </u>	<u> </u>				
$\frac{P_f}{(P_f)_s}$	-0.02	0.05	-0.05	0.04	0.05	0.08	0.46	0.48	0.84	
$\frac{P_f}{\left(P_f\right)_p}$	11	11	11	11	11	11	12	13	12	ļ
fm	0.055	0.074	0.061	0.067	0. 080	0. 080	0.130	0.130	0.159	
$R_{bi}$	7.2	7.5	7.4	7.8	7.8	7.4	6.9	6.9	7.3	7.0
$R_{bo}$	5.5	5.7	5.6	5.9	5.9	5.6	5.3	5.2	5.5	5. 3
$w_{a}$	4.52	4. 21	5.04	4.65	4.64	4.92	10.57	10.49	9.97	10. 15
$(T_5)_{\max}$	1291	1584	1272	1430	1682	1431	1286	1285	1523	1
$T_5$	1013	1192	1121	1120	1215	1186	1112	1130	1263	1
$\delta_t$	0.52	0.57	0.50	0.53	0.69	0.38	0. 34	0.30	0.40	
$\Delta P/P_4$ $\delta_t$	5.84	5. 29	5.57	4.88	4.99	5.64	6. 69	6. 67	6. 20	6. 33
Ø	78	76	77	76	77	78	83	83	84	80
$\eta_b$	103	95	96	96	94	95	102	102	100	l
u	72	50	71	09	50	54	72	71	55	
U,	14.3	14.1	14.7	14.1	14.2	15.0	16.6	16.8	16.1	16.8
$T_4$	476	499	521	535	542	546	595	610	616	621
$P_4$	2.552	2.529	3. 037	3.011	3.021	3.046	3.460	6.473	6.478	6. 386
RUN No.	10	20	30	40	50	51	60	61	70	9010

(800821)
- 02
/#601
CC 63H/
付表C-5

(801110)
601 - 03
#
5 CC 63H
付表C-6

COMMENT											
$(P_f)$	0 01	0.07	0.07	0.14	-0.09	0.07	0.47	0.39	1.25	1. 23	
$\frac{P_j}{(P_f)_{\boldsymbol{b}}}$	6	12	12	12	12	13	12	12	11	11	
mf	0.049	0.070	0.054	0.054	0.063	0.078	0.129	0.123	0.174	0.182	
$R_{bi}$	7.1	8.0	7.8	7.7	8.1	7.9	7.1	7.1	7.1	7.0	
$R_{bo}$	5.4	6.1	5.9	5.9	6.2	6.0	5.4	5.3	5. 3	5.3	
wa	4.30	3. 93	4.69	4.62	4.47	4.54	10.49	10.30	10.29	10.36	
$T_5 (T_5)_{\max}$	1107	1549	1357	1404	1454	1552	1297	1280	1506	1538	
$T_5$	981	1218	1068	1085	1128	1235	1119	1120	1308	1295	
ô,	0.27	0.48	0. 55	0.59	0.57	0.47	0. 33	0.31	0.28	0.36	
$\Delta P/P_4 \delta_t$	5.8	4.6	4.6	4.9	4.3	4.5	6.1	6.1	6.2	6.3	
ø	77	76	72	75	73	74	62	78	81	81	
$\eta_b$	96	93	106	107	96	95	104	104	103	67	
u	77	48	75	73	61	50	71	73	52	50	
U,	14.9	13.5	14.1	14.3	13.7	14.1	16.1	16.4	16.4	16.5	
$T_4$	516	523	542	547	551	556	588	604	609	612	
$P_4$	2.531	2.589	3.064	3. 003	3.060	3. 059	6.514	6.443	6.497	6. 527	
RUN No.	10	20	30	31	40	50	60	61	70	11	

(801222)
CC 63 H / # 601 - 04
付表C-7

RUN No.	$P_4$	$T_4$	U <sub>r</sub>	u	$\eta_b$	Ø	$\Delta P/P_4$ $\delta_t$	$\delta_t$	$T_5$	$T_5$ $(T_5)_{\max}$ $w_a$	w a	$R_{bo}$ $R_{bi}$	$R_{bi}$	mf	$\frac{P_f}{\left(P_f\right)_p \left(P_f\right)_s}$	$\frac{P_f}{(P_f)_s}$	COMMENT
	2.511	505	14.7	71	94	77	5. 72	0.37	661	1178	4.30	5. 6	7.3	0.053	10	0.04	
	2.513	528	14.1	49	92	73	4.74	0.64	1196	1623	3.93	6.0	7.8	0.069	12	0.08	
	3.053	544	14.8	75	95	75	5. 23	0.41	1013	1203	4.87	5.7	7.6	0.056	13	0.07	
	3.043	551	14.6	59	93	74	4.99	0.63	1126	1486	4.73	5.9	7.7	0. 069	11	0.12	
	3.011	556	14.3	50	93	72	4.64	0.52	1231	1580	4.55	6.0	7.9	0.079	12	0.11	
	6. 358	603	18.0	76	102	85	7.95	0.26	1095	1222	11.13	4.9	6.4	0.013	12	0.49	
	6.475	608	16.5	53	101	87	6. 77	0. 37	1277	1527	10. 31	5. 3	7.0	0.017	13	1.07	
	6. 367	613	17.1	76	101	77	6.41	0. 33	1101	1262	10.43	5. 2	6.9	0.012	12	0. 56	<u></u>
· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	6.462	615	15.8	I		65	4.60			1	9. 79	5.7	7.5	l			
	2. 599	596	15.0	ł		36	2.40				3.84	6.0	7.9			I	

(800213)
$CC 63H \neq 603 - 01$
付表C-8

58

r																P				
COMMENT																COMMENT				
$\frac{P_f}{(P_f)_s}$	0.1	0.1	0.1	0.1	0.2	0.1	0.5		0.5		1.4	1.4				$\frac{p_f}{(P_f)_s}$	2.4	4.7		
$\frac{1}{(P_f)_p}$	10	10	12	12	12	12	12	12	12	12	11	11				$(P_f)_p$	.  11	10	10	
$w_f$	0.053	0. 060	0.067	0.055	0.067	0.078	0. 125	0.122	0. 122	0.145	0.182	0.173				mf.	0.213	0. 284	0.280	
$R_{bi}$	7.5	7.9	7.8	7.9	8.0	8.1	7.2	6.9	6.8	6.6	7.3	7.4				$R_{bi}$	7.7	7.5	7.5	
$R_{bo}$	5.8	6.1	6.0	6.1	6.1	6.2	5.5	5.3	5.2	5. 0	5.5	5.7				$R_{bo}$	8.0	6.4	6.2	
$w_{a}$	4.32	3.95	3. 93	4.65	4.68	4.51	10.55	11.03	11.01	11.21	10. 23	10, 04		300222)		$w_a$	14.83	18. 25	18.08	
$(T_5)_{\max}$	1176	1431	1503	1217	1431	1539	1258	1257	1320	1519	1641	1675		$CC63H$ $\neq 603 - 04$ (800222)	1	$(T_5)_{max}$	1413	1567	1551	
$T_5$	963	1091	1162	966	1093	1189	1078	1080	1112	1182	1329	1340		I∕# 60		$T_5$	1209	1306	1310	
$\delta_t$	0.45	0.60	0.55	0.49	0.62	0.55	0. 37	0. 37	0.41	0.59	0.44	0.46		C C 63 F		$\delta_t$	0.32	0. 39	0.37	
$\Delta P / P_4$	5.5	4.4	4.9	4.7	4.6	4.8	5.6	7.0	5.0	4.1	4.5	4.5		付表C-9		$\Delta P / P_4$	4.2	3. 2	3. 3	
Þ	77	76	75	73	74	78	72	86	58	45	59	61		付湯		Ø	64	45	46	1
$\eta_b$	88	88	87	89	06	88	26	104	109	105	22	104				$\eta_b$	103	105	104	001
u	71	57	51	73	61	50	74	80	62	66	49	50				u	59	56	56	ŝ
U,	14.2	13.9	14.2	14.1	14.1	14.0	16.2	16.8	17.3	18.0	16.0	16.1				U,	14.8	16.2	16.4	( L T
T <sub>4</sub>	493	526	537	544	547	558	595	603	607	610	616	616				$T_4$	577	634	651	
$P_4$	2.554	2. 538	2.531	3.047	3.100	3.063	6.581	6.747	6.579	6.477		6. 558				$P_4$	9.812	12. 155	12.202	10 110
RUN No.	10	20	30	40	50	60	20	80	81	06	100	101				RUN No.	10	20	21	

航空宇宙技術研究所資料 448 号

	$P_4$	$T_4$	Ur,	u	$\eta_b$	Ø	$AP/P_4$ $\delta_t$	$\delta_t$	$T_5$	$T_5$ $(T_5)_{\max}$ wa $R_{bo}$ $R_{bi}$	$w_{a}$	$R_{bo}$	$R_{bi}$	<i>wf</i> (1)	$\frac{P_f}{\left(P_f\right)_p \left(P_f\right)_s}$	$(P_f)_s$	COMMENT
10 2.5	562	568	14.7	86	94	62	5. 2	0. 29	975	1094	3.90	6. 0	7.8	7.8 0.039	5.8 - 0.06	-0. 06	
20 3.(	3.061 5	567	13.9	99	89	85	5.0	0.34	1060	1229	4.41	6.3	8.1	0.057	13.3 -0.09	-0.09	
30 6.	410 5	592	17.0	71	100	78	6.6	0. 33	1109	1280	10.76	5. 3	6.9	0.133	11.7	1.03	
		597	16.6	59	66	81	6.5	0.31	1197	1380	10.74	5. 3	7.0	0.159	12.7	0. 89	
50 6.1	562 5	593	16.4	52	66	84	6.6	0.32	1263	1479	10.65	5. 3	7.0	0.178	11.5	1.94	
9010 6.		601	17.8		l	76	6.8	1	1	l	10.98	5. 1	6.7	l			

## 航空宇宙技術研究所資料448号

昭和56年10月発行

発 行 所	航空	字 宙	技術	研	究 所
			市深大	•	
	電話武蔵	野三鷹(04	22)47-591	1(大代表	ŧ) <b>〒18</b> 2
印刷所					
	東 京 都	杉並区	久 我 山	5 - 6	5 - 17

.

Printed in Japan