

ISSN 0452-2982  
UDC 621.512:  
621.548

# 航空宇宙技術研究所資料

TECHNICAL MEMORANDUM OF NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

TM-539

## 風力—熱エネルギー利用技術 熱発生装置の予備試験

高 橋 宏 • 半 沢 麻 雄

馬 場 滋 夫 • 小 松 行 夫

1984年11月

航空宇宙技術研究所  
NATIONAL AEROSPACE LABORATORY

# 風力一熱エネルギー利用技術\*

## 熱発生装置の予備試験

高橋 宏\*\* 半沢 麻雄\*\*  
馬場 滋夫\*\* 小松 行夫\*\*

### 1. まえがき

世界的なエネルギー事情の悪化、特に石油資源の偏在と供給の不安定、さらに涸渇の予測が重なって、消費エネルギーの節約と同時に代替エネルギーの開発が大きな課題になっている。

しかし、発電設備における原子力で代表されるように、単一のエネルギー源だけに頼れるようになるには、まだ相当の年月を要する状況にあるため、現在は過渡的に、いくつかのエネルギー資源の効率的な複合利用が余儀なくされている。

石炭資源の見直しによる再開発や太陽エネルギーの直接的または間接的利用、さらに地熱の利用など、それぞれの分野で有効利用の開発が計画されている。

直接的な太陽エネルギー利用システムとしては、その熱エネルギーによるものと光エネルギーによるものがある。また、間接的な太陽エネルギー利用システムとしては、薪炭や塵芥を燃料にしたり下水発生ガスを燃料とする光合成によるもの、水力発電で代表されるような位置のエネルギーによるもの、風力や潮力等運動のエネルギーによるものがある。さらにまた、波力のように位置と運動の双方のエネルギーを利用するものがある。

当研究所においては、科学技術庁が推進した「風力エネルギー計画」の支援業務として、昭和53年度に風車改善のための風洞試験を実施し、供試風車の特性データを提供した。

従来、風車によるエネルギーの利用法としては、機

械的エネルギーを揚水等に直接利用するほか、一般的には、電力に変換して直接あるいは蓄電して利用する方法がとられてきた。また、得られた電力を光や熱に変換して使用する場合が多く、エネルギー変換効率を相乗した総合効率が20%にもみたない場合が多い。

そのため、昭和54年度以降は、当研究所においても風車だけでなく、風力エネルギーの貯蔵も含めて利用効率の向上を目的とした調査と予備研究を行い、更に科学技術振興調整費「風力一熱エネルギー利用技術に関する研究」のもとで試作・研究を進めている。

その第一段階としては、1kW級の予備試験装置を試作し、風車系、ピッチ角（風車翼取付角）制御系、熱発生系および蓄熱系の各要素試験を行った。

さらに、第二段階として、現在20kW級の実証試験装置に必要な要素試験のため、

- (1) 高効率風車翼の設計製作<sup>2), 3)</sup>
  - (2) ピッチ角の最適制御装置の試作
  - (3) 効率的な動力伝達と熱発生装置の試作
- を行い、それぞれの特性試験を実施している。

本報告は、上記各項のうち、熱発生装置について、とくに風車系の効率的な負荷として、また、蓄熱系の効果的な熱源として必要な基礎資料を求めるため行った特性試験、主として基本特性の結果と検討について述べる。

### 2. 記号

A : 断面積  $m^2$

$C_I$  : 出力特性係数

$C_P$  : 定圧比熱

\* 昭和59年8月22日 受付

\*\* 空気力学第2部

$C_V$ : 定積比熱	
$d$ : 直径	m
$G$ : 重量流量	kg f/s
$J$ : 热の仕事当量	
$L$ : 動力	kW
$N$ : 回転数	rpm
$N_u$ : ヌセルト数	
$n$ : ポリトロープ指数	
$P$ : 圧力	Pa (kg f/cm <sup>2</sup> )
$Q$ : 体積流量	m <sup>3</sup> /s
$q$ : 热量	J (kcal)
$R$ : ガス定数又は熱貫流抵抗	
$R_e$ : レイノルズ数	
$r$ : 半径	
$T$ : 温度	k
$t$ : 温度	°C
$U$ : 流速	m/s
$u$ : 内部エネルギー	
$V$ : 体積	m <sup>3</sup>
$v$ : 比体積	m <sup>3</sup> /kg
$W$ : 仕事量	kW
$w$ : 周速	m/s
$\alpha$ :	kcal/m <sup>2</sup> h°C {W/m <sup>2</sup> h}
$\tau$ : 比重量	kg f/m <sup>3</sup>
$\eta$ : 効率	%
$\kappa$ : $C_p$ と $C_v$ の比	
$\lambda$ : 热伝導率	kcal/m <sup>2</sup> h°C {W/m <sup>2</sup> h}
$\rho$ : 密度	kg/m <sup>3</sup>
$\tau$ : トルク	N·m (kg f·m)
$\omega$ : 回転角速度	rad./s

### 添字

- $s$  : 吹込み側の状態
- $d$  : 吐出し側の状態
- $1$  : 一次側の状態
- $2$  : 二次側 "
- $ad$  : 断熱変化
- $is$  : 等温変化

### 3. 热発生用試験装置

#### 3.1 発熱機構

一般に機械的エネルギーを直接的に熱エネルギーに変

換する方式としては、

- (1) 固体間の摩擦
- (2) 流体の攪拌
- (3) 気体の圧縮

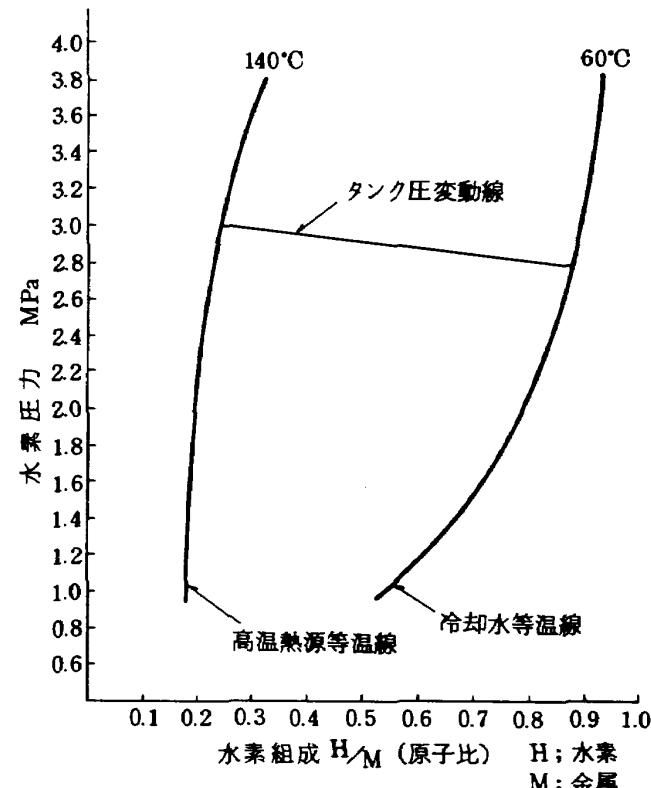
による事が考えられる。

ただし、今回計画されている研究開発の目標として、金属水素化物の水素吸脱蔵を蓄熱方式に採用しているため、当然の結果として熱媒体の温度に制約がある<sup>4), 5), 6)</sup>

最終的に採用する蓄熱用金属としては、科学技術庁金属機械研究所が開発した鉄-チタン・酸素系金属の採用が予定されているため、図・1の実験例のとおり供給熱源として 140°C 付近の温度が要求された。また、蓄熱装置側の機器類の強度限界から、最高温度で 170°C という制約をうけた。

さらに、最終的な熱利用系が農作物の越冬育成栽培であるため、装置とその保守の軽便さが要求された。

以上の事から、熱媒体の温度・温度制御、装置の保守ならびに安全性について前記エネルギー変換方式を対比すると表・1のようになり、その結果、(3)の気



図・1 鉄-チタン-酸素系金属水素化物における水素吸脱蔵特性例

表・1 熱発生機構の比較

項目 方 式	発熱温度	温度制御	装置保守	安全性	昇温所要時間
固体間摩擦	高 い	比較的困難	繁 雑	要 注意	短 い
流体攪拌	低 い	容 易	容 易	安 全	長 い
気体圧縮	高 い	容 易	容 易	要 注意	短 い

体の圧縮による方式を採用した。

前記(2)に類するものとして、風車により油圧ポンプを直接駆動し、管路に設けた抵抗体により作動油を昇圧、昇温して熱を取り出す方式は実用されているが<sup>7), 8)</sup> この場合、昇温に要する時間が長く、また140°C付近の温度を安定して確保しさらに流路内のキャビテーションを防止する事は困難であるため、採用できない。

気体の断熱圧縮の場合は、圧縮に要する仕事として、次式で表わされる。

$$dW = -P dV = J du \quad \therefore W = - \int_{V_2}^{V_1} P dV = J \int_{1}^2 du$$

$$\text{よって, } W = J(u_2 - u_1) = J C_V (T_2 - T_1)$$

となり、これは気体の断熱圧縮を利用して全く損失なしに機械的仕事を気体の内部エネルギーとして蓄えることを意味し、気体の温度を上昇させる利用法として有効である。また、急速な温度上昇ができるので今回の熱発生方式として最適と考える。

効率的に、気体に加える機械的仕事を、完全に熱に変えて外部に取り出す方法としては、次式で示すとおり等温圧縮が理論的に立証される。すなわち、

$$W = - \int_{V_1}^{V_2} P dV = \int_{V_2}^{V_1} P dV \text{ また } -\frac{1}{J} P dV = -dq$$

$$\therefore -q = \frac{1}{J} W$$

しかるに、等温圧縮は、熱を放出しながらガス温度を圧縮前と同じに一定温度に保つものであるから、140°C以上の高温を必要とする今回の蓄熱系の要求からみてこの方式は採用し難い。

さらに、圧縮熱の利用法として、一般にヒートポンプと称される気液2相の変化を利用することも考えられたが、常用される冷媒では今回の目的とする高温がえられ難い上、冷媒の入手や保守の不便さを考えて採用から除外した。

前述のように蓄熱系、熱利用系の状況を加味して、今回の「風力-熱エネルギー利用技術の研究」に採用する熱発生装置は、熱媒体を空気として断熱圧縮を主眼とする方式として、試験装置を試作した。

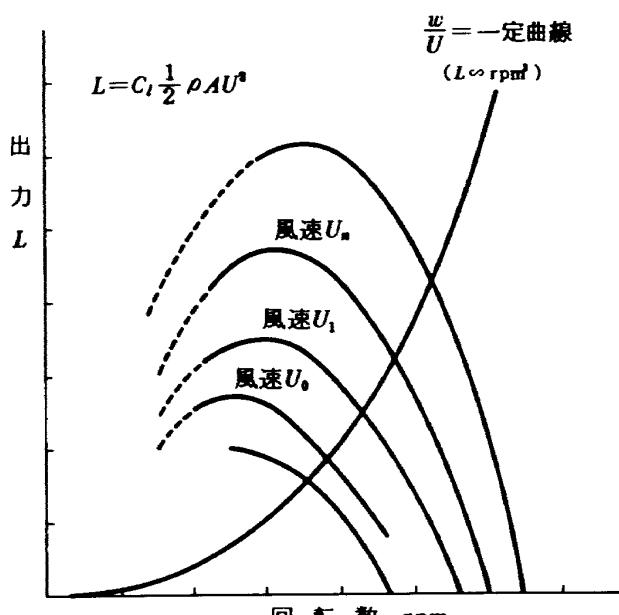
### 3.2 所要負荷特性

風車の出力特性に適合した負荷とするため、熱発生装置の特性あるいは制御法を解明する必要がある。

風車の出力特性の概念は<sup>1), 8), 9)</sup> 一般的に風車の受風面積をA、通過する風の密度をρ、通過風速をUとしたとき、風車回転面を通過する風のもつエネルギーは $\frac{1}{2} \rho A U^3$ で、風速の3乗に比例する事が判る。さらに、図・2のように風車の周速比 $w/U$ を一定にすれば、風車出力をLとしたときの風車の出力特性係数 $C_L$ は

$$C_L = L / \frac{1}{2} \rho A U^3$$

でピッヂ角に応じた一定の値をとるので、当然風車出力も風速の3乗に比例する事が判る。



図・2 風車出力特性例

結局、風車の負荷となる熱発生装置は、動力伝達系を含めて、総合的な負荷として風車の回転数に対して3乗に比例する負荷特性を持つ事によって最も効率的な負荷装置となる。

### 3.3 1 kW 級予備試験装置

空気圧縮機を熱発生源とする場合の、温度上昇特性や負荷特性を求めるため、1 kW 級の予備試験装置を試作した。

本装置の試作にあたっては、将来実用する空気圧縮機の型式を決定する課題を含んでいたので

- (1) 機械の入手の容易さ
- (2) 技術的信頼度の高さ
- (3) 変動の多い回転速度への対応、とくに低回転速度時における効率の確保
- (4) 保守の簡便さ
- (5) 価格の低廉

を考慮して、市販の往復型の空気圧縮機を採用した。

勿論、往復型の空気圧縮機には、吐出空気の脈動と同様負荷にも変動が生じ、とくにハズミ車効果の小さい低速回転で少々難点は認められたが、その他の面では実用他機種のものと異なり技術的に完成され、定格回転数以下における性能の低下も他型式機より優れている。以上、総合的にみて往復型空気圧縮機が、風車の負荷として最適と判断した。

本予備試験装置は、試作当初図・3および図・4に示す各部によって構成された。

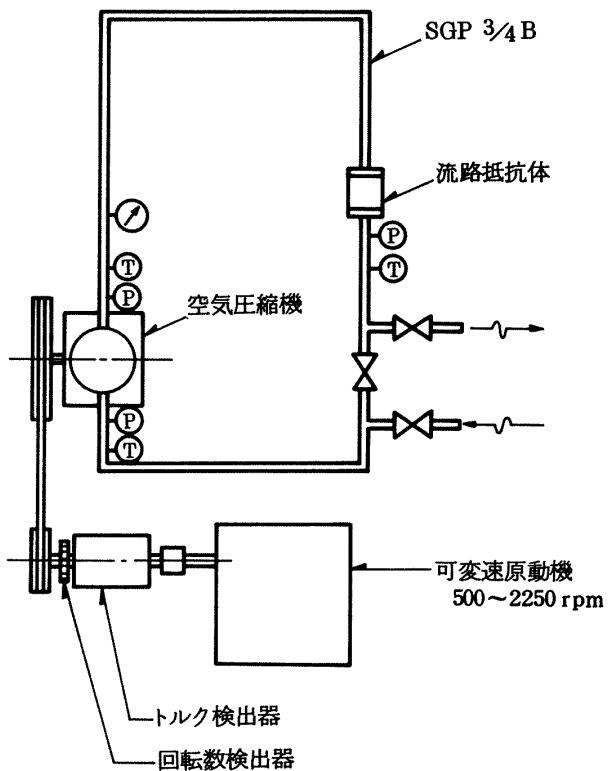
風車の代替となる原動機部をはじめとして、動力伝達や負荷制御の各部は、特性試験の内容に応じ変更を加えているが、必要に応じて説明することとする。

なお、本予備試験装置に使用した空気圧縮機その他主要機器の要目はつぎのとおりである。

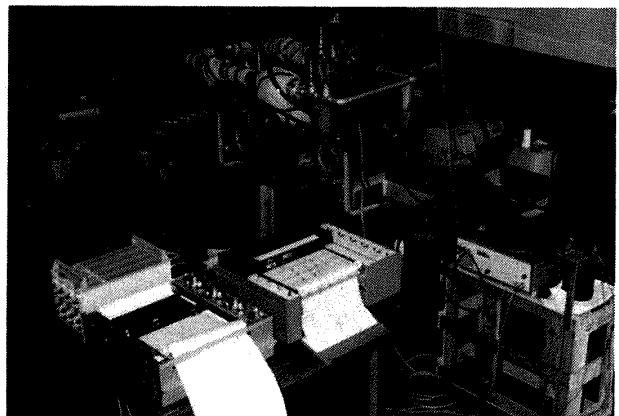
#### 1) 空気圧縮機

型 式	単気筒往復型空気圧縮機
冷却方式	空気冷却
シリンダ径	75mm
行 程	55mm
最高使用圧力	686.5 kPa ( $7 \text{ kg f/cm}^2 \text{ G}$ )
定格回転数	1,200 rpm
実空気吐出量	190 ℥/min
(定格回転時、作動圧力範囲	

- ① 热電対
- ② 圧力変換器(エンジン指示圧力計)
- ③ 圧力計



図・3 1 kW 予備試験装置概略



図・4 1 kW 級予備試験装置外観

内の標準大気換算の中間値  
を示す)

#### 2) 可変速原動機

電動機	開放籠形, 200V 1,530 rpm
	2.2 kW
無段变速機	500~2,250 rpm
	三木ブーリ (PDC-22)

### 3.4 20 kW級試験装置

前記の1 kW級の熱発生用予備試験装置を用いて、発熱特性や負荷特性を求め、その結果をもとにして実証試験規模に相当する20 kW級の試験装置を試作した。

1 kW級予備試験装置による各種特性試験の内容および結果とともに、本試験装置による特性試験結果も合わせて後述する。

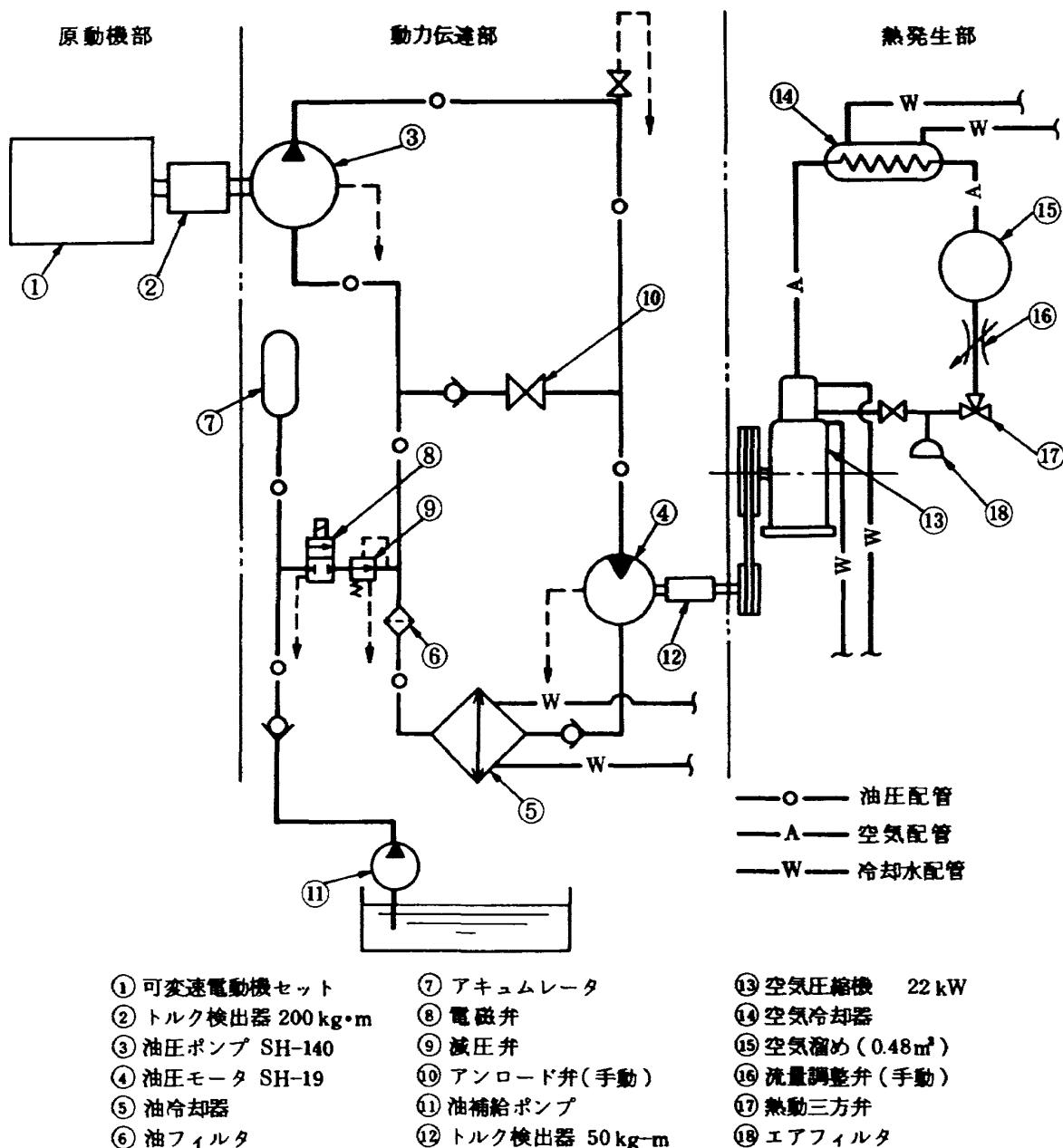
本20 kW級試験装置の概略と外観を図・5および図・6に示す。装置は、図・5に示す原動機部、動力伝達部、熱発生部の各部からなっているが、原動機部を構成する電動機の最高回転数(1,150 rpm)と減速機

の減速比(15:1)の組合せから、実証試験用風車の定格回転数である87 rpmまで模擬することが出来ず、後述のとおり78 rpmまでの特性を求めるこにした。

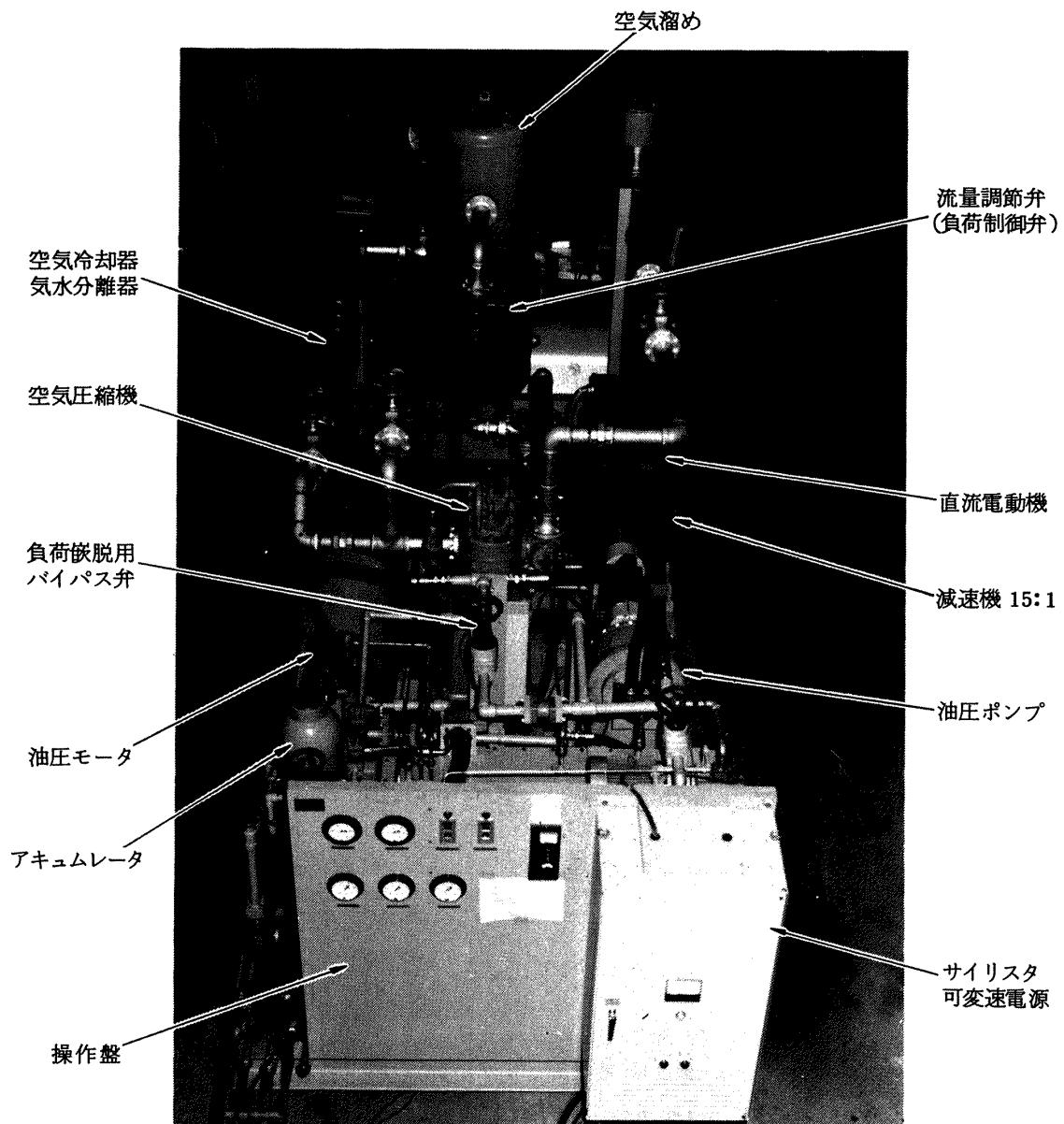
風車起動時の負荷の嵌脱や負荷投入後の低速回転時で風車出力が小さい範囲の特性が最も重要であるので、本装置の回転数範囲で特性試験の目的は十分達成できた。なお、本試験装置では、動力伝達方式として実証試験設備で採用する油圧装置を組込み、総合的な特性を求めるものとした。

主要構成機器の要目はつぎのとおりである。

#### 1) 原動機部



図・5 20 kW級試験装置系統図



図・6 20 kW級試験装置外観

直流電動機	出力 22 kW 連続定格 電圧 220V 分巻励磁 自己通風形 絶縁 B 種	定格圧力 2.35 MPa (245 kgf/cm <sup>2</sup> ) 最高瞬間圧力 3.43 MPa (350 kgf/cm <sup>2</sup> )
可変速電源装置	電源 220V 50 Hz 公称定格出力 22~45 kW 主回路 三相サイリスタ純 ブリッジ方式 回転数制御範囲 30~1150 rpm	最高回転数 330 rpm 島津SHモータ № 140 ラジアルピストン型 理論排出量 191 cc/rev 定格圧力 2.55 MPa (260 kgf/cm <sup>2</sup> )
2) 動力伝達部		
油圧ポンプ	ラジアルピストン型 理論排出量 1402 cc/rev	最高瞬間圧力 3.43 MPa (350 kgf/cm <sup>2</sup> ) 最高回転数 650 rpm

## 島津 SH モータ № 19

## 3) 発熱部

## 空気圧縮機

往復式たて型

2気筒・水冷式

シリンダ径 180mm

シリンダ行程 150mm

定格回転数 600 rpm

押しのけ量 4.58Nm<sup>3</sup>/min

定格最高吐出圧 686 kPa

(7kg f/cm<sup>2</sup>)

## 空気溜め

内径 450mm

全高 1,800mm

全容積 0.47 m<sup>3</sup>

## 空気冷却器

最高使用圧力 980 kPa

(10kg f/cm<sup>2</sup>)冷却面積 0.55 m<sup>2</sup>

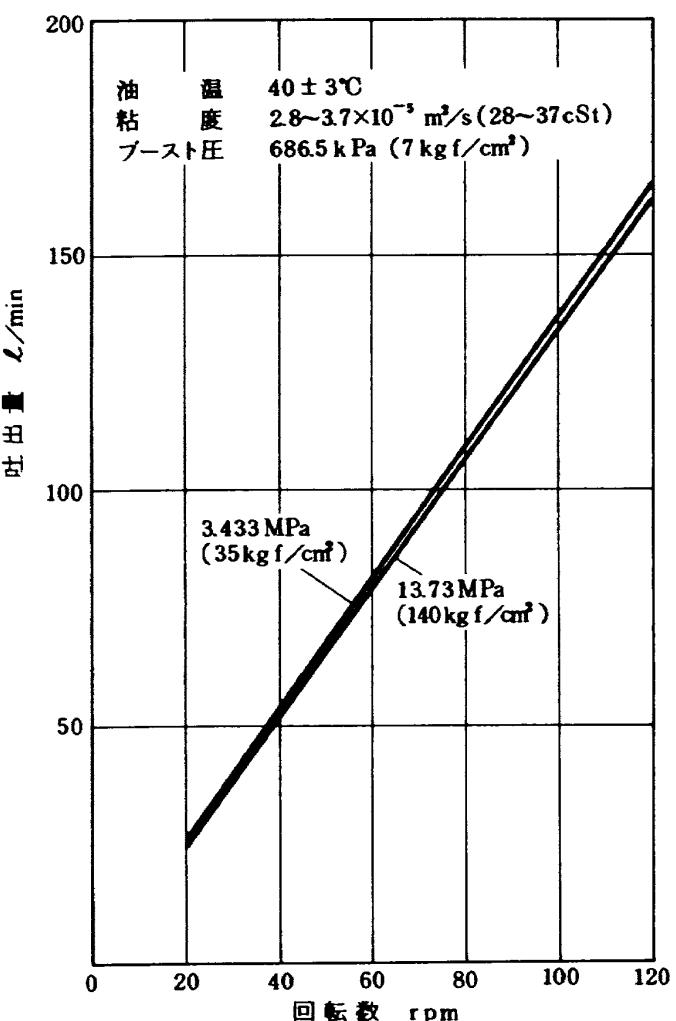
## 負荷制御弁

手動

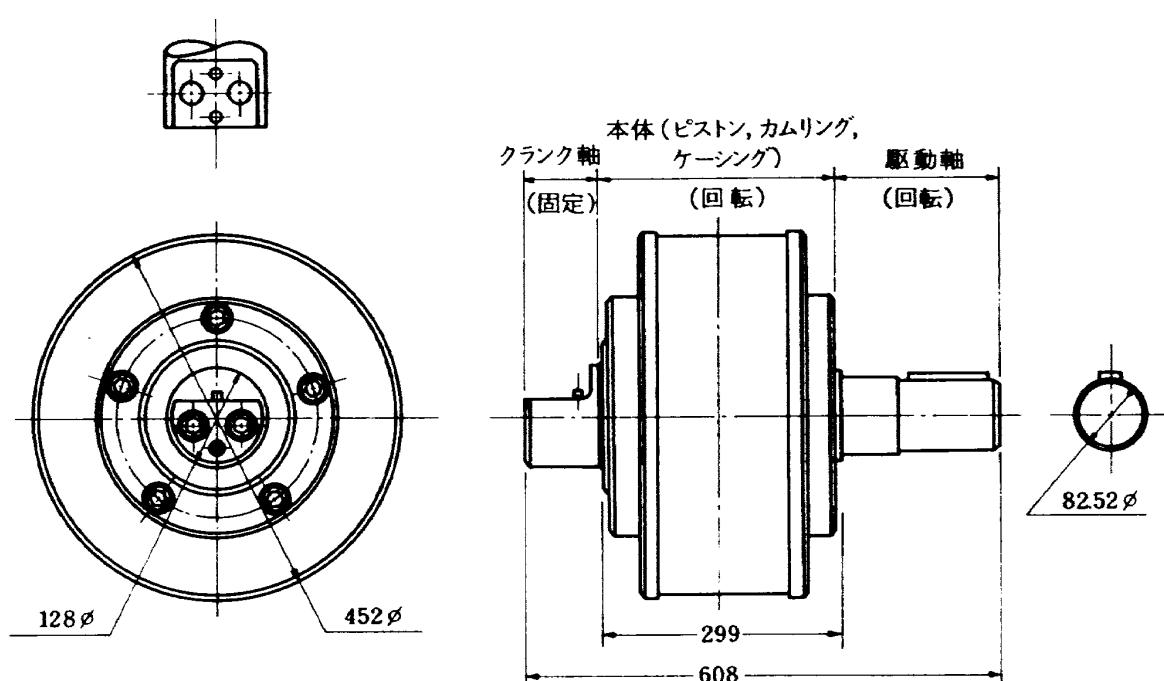
ニードル弁

口径 1B

本装置で動力伝達部に使用した油圧ポンプは、㈱島津製作所が開発したラジアルピストン型油圧モータ（島津 SH モータ）が高効率で油圧ポンプとしても利用できる点に着目して採用した。概形は図・7のようなものであるが、油圧ポンプとしての特性が未知



図・8 吐出量曲線

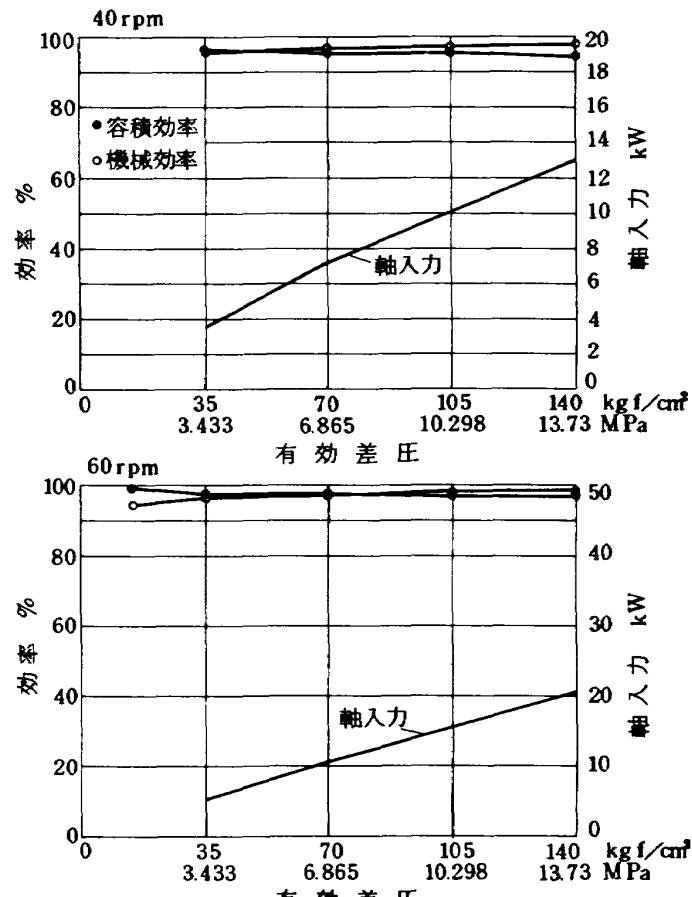


図・7 油圧ポンプ (SH 140) 概形図

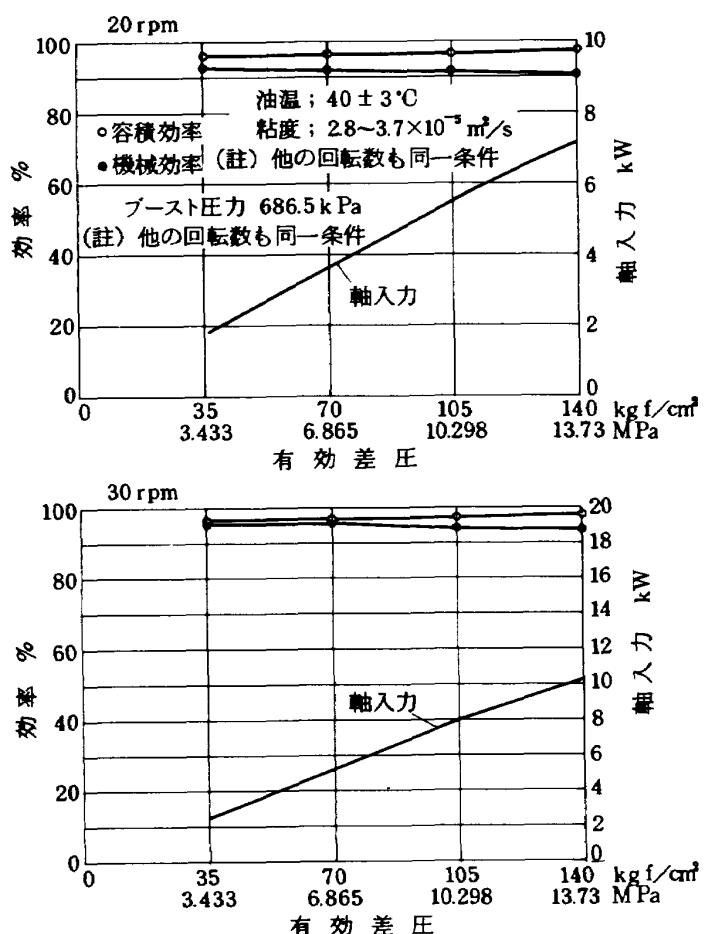
だったので、予めポンプ特性試験を実施した。結果のうち代表的なものを図・8～図・12に示すが、図・9～図・11で判るように低速回転時でも容積効率と機械効率とも、90%を超える値がえられた。図・12に示す無負荷時の損失圧力と損失トルクに関しては、起動時、すなわち 0 rpm 附近の値を求めようとしたが、油圧モータとしての構造上、吸込み口側にブースト圧が必要なため、計測開始と同時に回転を始める結果、正確な値は求められなかった。

吸込み側ブースト圧は、使用した試験装置の都合上、 $676 \text{ kPa}$  ( $7 \text{ kg f/cm}^2$ )一定で試験を行った。

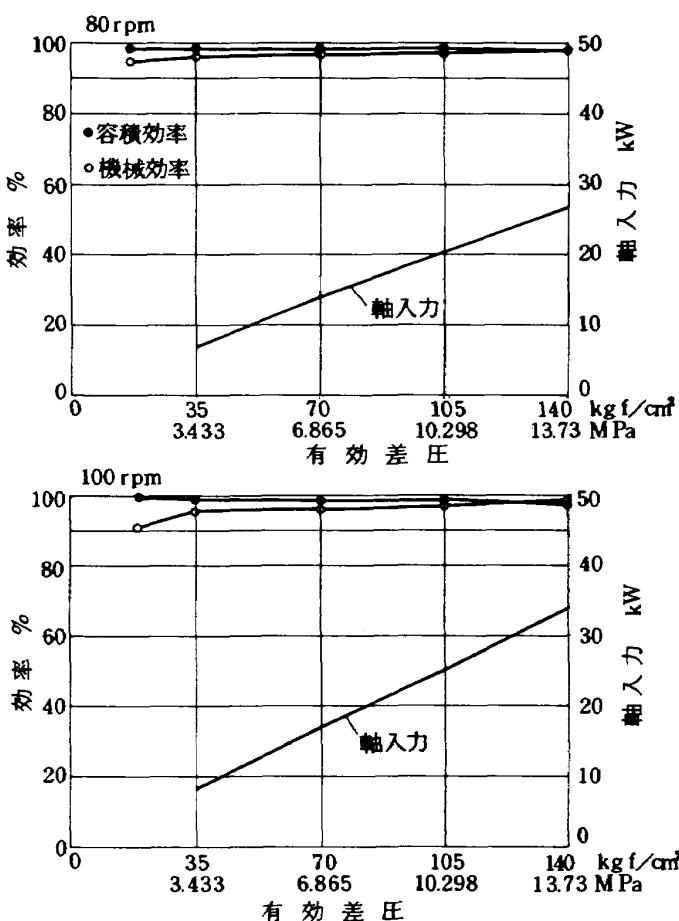
本 20 kW 級試験装置は、将来、上記油圧ポンプを含め構成部分の主要な機器は風車系と組合させ、さらに熱利用系と結合する実証試験設備に流用する目的をもっているので、負荷特性の試験に関するほか、構成機器の検討を行えるものとした。



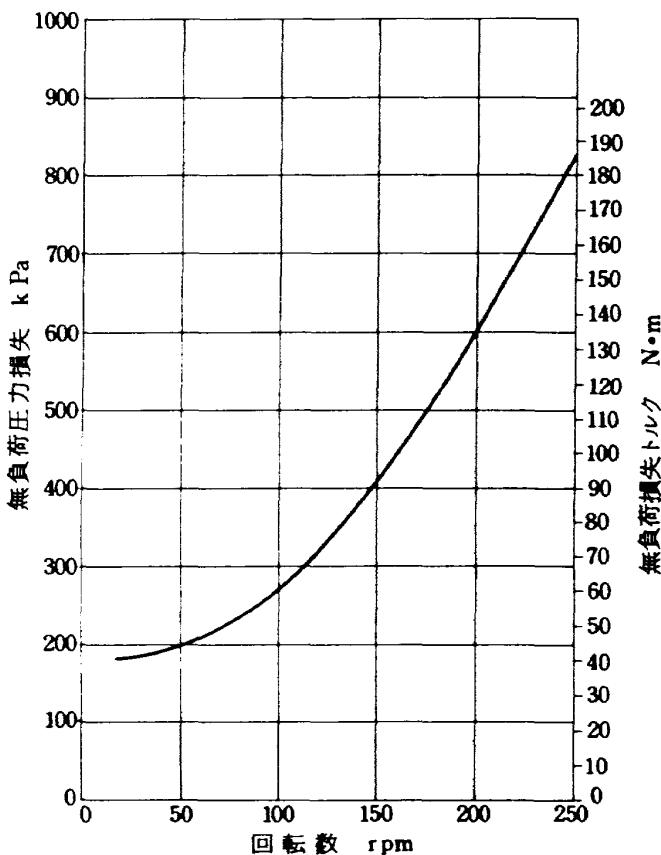
図・10 ポンプ特性試験結果(II)



図・9 ポンプ特性試験結果(I)



図・11 ポンプ特性試験結果(III)



図・12 無負荷時の損失

#### 4. 温度上昇試験

金属水素化物を蓄熱装置に利用するため、今回計画の熱発生装置においては熱媒体の温度が重要な意義を持っている。

断熱圧縮における温度上昇<sup>10), 11)</sup>は、一般的な次式によるものとして

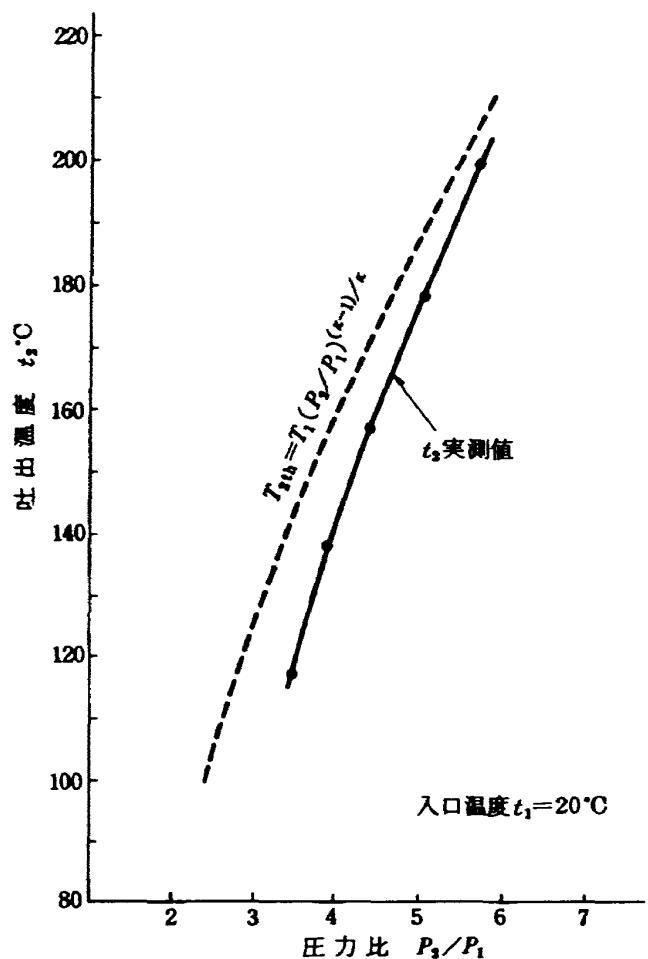
$$T_2 = T_1 \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}}$$

であり、温度上昇  $\Delta T = T_2 - T_1$  とすれば

$$\Delta T = T_1 \left[ \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right]$$

となるが、熱発生装置に汎用の往復型空気圧縮機を採用するため、温度上昇の実態を把握する必要がある。

断熱圧縮における温度上昇と実際の空気圧縮機による温度上昇の比、すなわち断熱温度効率は、一般に用いられる断熱効率  $\eta_{ad}$ <sup>12)</sup> と理論的には同一のものであり、圧縮機や管路の熱容量とシリンダや管路からの熱損失の相違によって個々の装置によって異った値を生じることは当然予測される。

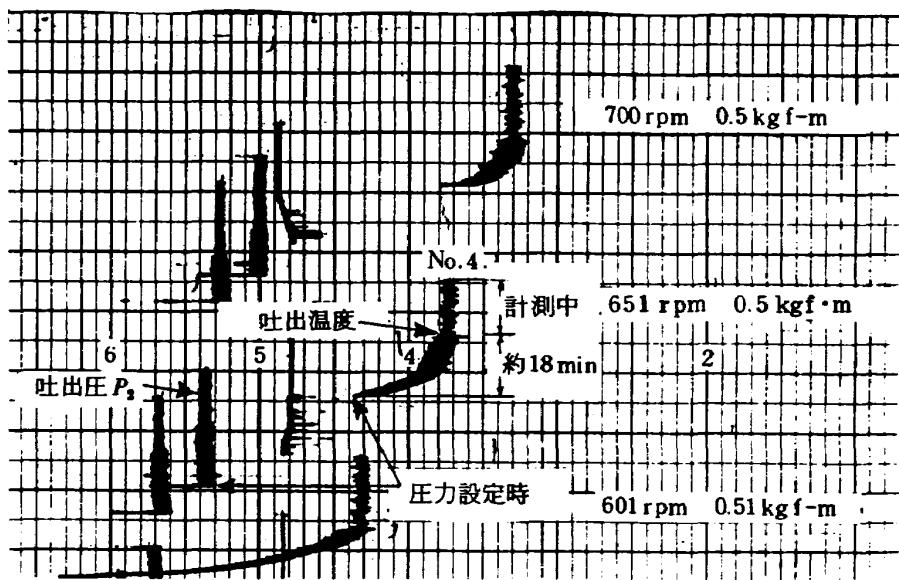


図・13 昇温試験

最初に、前述の 1 kW の熱発生予備試験装置を使用して温度上昇試験を行ったが、その結果を図・13 に示す。図中、実線で結んだ線は、圧力設定後、定常温度に達したと認められた実測値を示し、破線は、空気の入口温度を実験時と同じ 20°C として断熱圧縮の式によって計算したものである。

通常、空気圧縮機は、断熱変化を基本として特性を求めており、ポリトロップ変化として考えて、図・13 の温度上昇試験結果からポリトロープ指数  $n$  を求めると圧力比 4 の場合約 1.33 となる。

なお、実測値は機械的に支障のない範囲で空気圧縮機のシリンダや管路に断熱被覆を行ったが、関連各部の熱容量による温度上昇の遅れは避けがたく、実証試験設備においては、その点を十分考慮して製作する必要がある。1 kW 級予備試験装置は、吐出管に 3/4 B のガス管を使用して空気圧縮機の吐出口から約 0.5 m 離れた場所に温度検出器を取り付けているが、温度上昇の遅れの代表例を図・14 に示す。記録上の不具合のためノイズが大きく不明瞭であるが、



図・14 溫度上昇の遅れ

定常状態に至るまで 18 分近い時間がかかることが認められる。

いま、配管材だけを取上げ、市販の管材で使用する温度（最高 170°C）および圧力（最高 490 kPa）に耐えて最も軽量なものとして、屋内配管用ステンレスパイプ（JIS G 3448 SUS 304）に取替えた場合、1 m 当り 1.68 kg が 0.529 kg に軽減できる。両材質ともに比熱は約 0.11 kcal/kg であり、また熱拡散率が 0.173 cm²/s と小さいので、なるべく軽量の管材を採用すべきである。

さらに、蓄熱装置までの間に多くのフランジ接手や弁類が介在すると時間遅れを一層増大させる。

前述のとおり、1 kW の予備試験装置では断熱被覆を行ったが、熱媒体の有効利用の点から入念に施工する必要がある。

いま、ガス管 3/4 B を裸管のまま 1 m 使用した場合の放熱量  $q$  を検討してみると、

$$q = 2\pi(t_1 - t_2)/R \quad \text{kcal/m·h}$$

で  $R$  は熱貫流抵抗で、一般的に

$$R = \frac{1}{\alpha_1 r_1} + \frac{1}{\alpha_2 r_2} + \frac{1}{\lambda} \ln \frac{r_2}{r_1}$$

として求める。

ここで、 $\alpha_1$ ；管内表面熱伝達率 32.0 kcal/m² h°C

$\alpha_2$ ；管外表面熱伝達率 17.4 kcal/m² h°C

$r_1$ ；管内半径 0.0108 m

$r_2$ ；管外半径 0.0136 m

$\lambda$ ；管材の熱伝導率 37 kcal/m² h°C

$t_1$ ；熱媒体温度 150°C

$t_2$ ；周囲温度 15°C

とすれば、 $R = 6.8$  で  $q = 124.7 \text{ kcal/m} \cdot \text{h}$  となる。

上記の  $\alpha_1$  の値は 2 原子ガスに対する概算式である  $N_u = \alpha d / \lambda = 0.02 (Re)^{0.8}$  から求め<sup>13)</sup>、 $\alpha_2$  の値は管表面からの放射と対流および伝熱による熱放散<sup>14), 15)</sup>の合計から求めた。

配管の熱通過率と室温が一定で、空気圧縮機が 150 °C の空気を毎時 11.4 m³（標準大気圧換算）送り出すとして、裸管 1 m 間における温度降下を求めるところ・15 のようになる。

これは、管内空気の平均温度を  $t_1$  °C とし、室内温度 15°C との差、すなわち  $t_1 - 15$  を  $t$  °C として、前出の  $q$  の式を利用して

$$\Delta t = -\frac{4q}{C_p \cdot G} = -\frac{2\pi t}{R} \cdot \Delta l \cdot \frac{1}{C_p G}$$

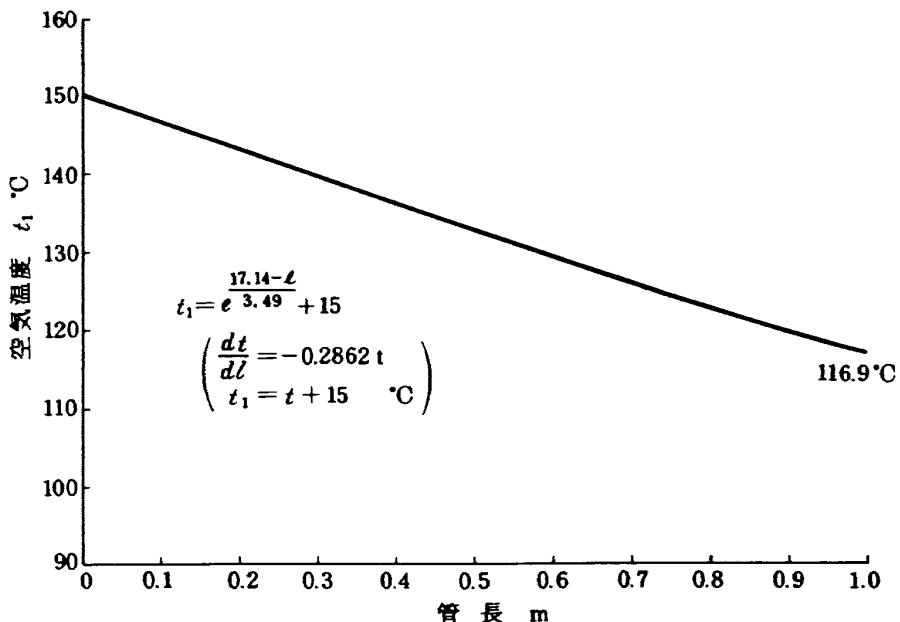
$$= -\frac{2\pi}{R \cdot C_p \cdot Q \cdot \gamma} t \Delta l$$

$$= -\frac{2\pi}{6.8 \times 0.24 \times 11.4 \times 1.18} t \Delta l$$

$$= -0.2862 t \Delta l$$

$$\text{から}, \frac{d l}{d t} = -3.49 t^{-1} \quad t = e^{\frac{17.14-l}{3.49}}$$

さらに、 $t_1 = t + 15 = e^{\frac{17.14-l}{3.49}} + 15$  °C として求めたものである。



図・15 裸管の温度降下

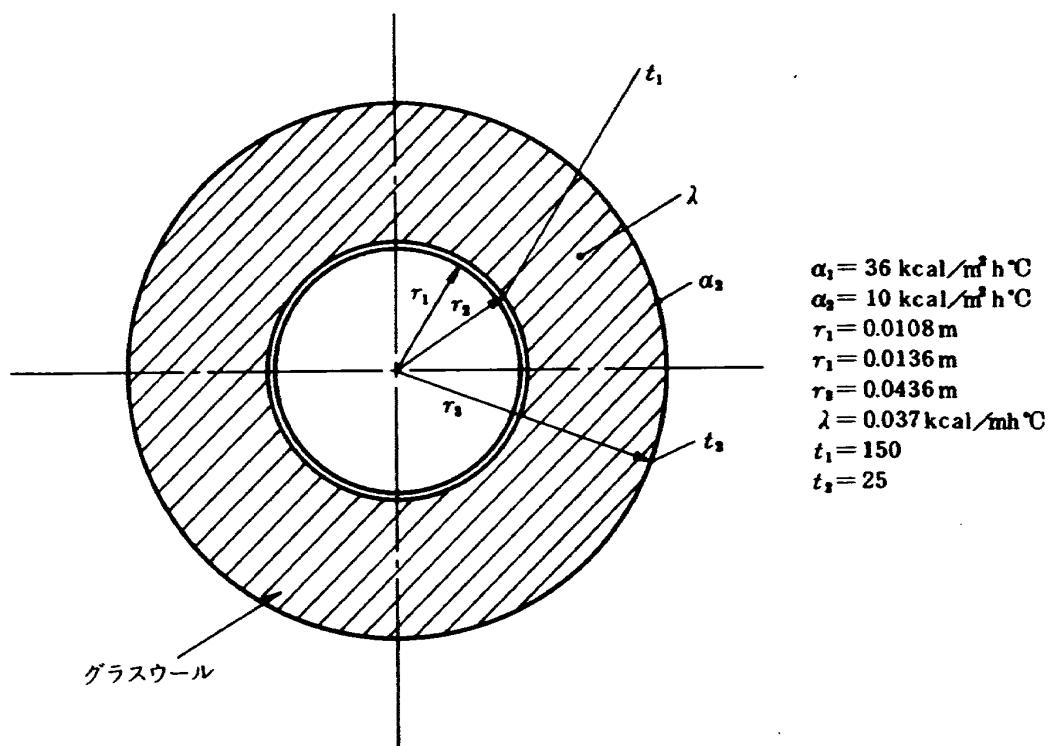
1 kW 級の予備試験装置では、周囲温度の変化が避けられず、さらに測定上の困難も伴って、実験による確認はできなかったが、昇温試験の段階で空気圧縮機吐出温度が 140°C 以上の場合に、約 1 m 下流の点で 100°C を下回って測定されたことがある。

裸管からの放熱を防止するため、裸管の外表面にグラスウール保温筒 30 mm 厚みのもので断熱被覆を行った場合の効果を試算してみる。

使用するグラスウール<sup>16)</sup>は、JIS A 9505-1977による密度 0.045 g/cm<sup>3</sup> 以上のもので  $\lambda = 0.037$  とし、図・16 のような断熱を行うものとして熱貫流抵抗  $R$  を求める。この場合、管材の熱貫流抵抗を無視して、保温筒にのみ依存するものと考えて

$$R = \frac{1}{r_1 \alpha_1} + \frac{1}{r_2 \alpha_2} + \frac{1}{\lambda} \ln \frac{r_2}{r_1}$$

ここで、 $\alpha_2$  は環境によって変った値をとるが<sup>17)</sup>



図・16 断熱要領図

JIS<sup>18)</sup>で規定している保温保冷工事施工標準で外気温度20°Cの場合として採用している10kcal/m<sup>2</sup>h°Cをそのまま採ると、

$R = 34.2$ となり放熱量qは

$$q = 2\pi(t_1 - t_2)/R = 22.9 \text{ kcal}/\text{m} \cdot \text{h}$$
となる。

このような断熱を行えば、前出の裸管からの放熱量124.7kcal/m·hに対して82%の放熱量を防止できる結果となる。

汎用の空気圧縮機は、圧縮機の効率向上と温度の過高による障害を防止するため、発生熱をなるべく多く放出するよう工夫されているため、われわれの目途とは相反するものがある。予備試験では、シリンドラを断熱被覆した実験も行ったので下記の潤滑油を使用した。

比重 0.865～0.893

粘度指数V.I. 90(MIN.)

動粘度 100°C  $1 \times 10^{-5} \sim 1.2 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$   
(60～65 SUS)

" 37.8°C  $1.1 \times 10^{-4} \sim 1.3 \times 10^{-4} \text{ m}^2/\text{s}$   
(500～600 SUS)

流動点 -12.2°C 以下

引火点 232°C 以上

ベース パラフィン

商品名 OMEGA 613-SAE-30

以上の1kW級予備試験装置による温度上昇試験の結果(図・13)から、空気圧縮機の吐出圧を392kPa(4kgf/cm<sup>2</sup>abs.)程度にして実証試験装置を計画することとした。

また、熱利用側の蓄熱装置の高圧部分は、熱媒体の温度が170°Cを超えないものとして計画されているため、それに見合った吐出空気圧の制御を行う必要がある。20kW級の試験装置においても392kPa(4kgf/cm<sup>2</sup>abs.)における発熱昇温試験を行ったが、その1例を図・17に示す。この場合でも昇温に相当の遅れが認められる。とくにシリンドラ冷却水を最少限(1.5ℓ/min程度)におさないと昇温時間の遅れと温度低下を招来する。冷却水量を約10ℓ/minとしたときの昇温状態は図・18のように定常温度になるまで1分間程度の遅れが生じ、温度も121°Cではば定常になった。なお、本実験の場合は空気吐出管に屋内配管用ステンレス鋼管を使用して軽量

化を計り、空気圧縮機シリンドラ冷却水ジャケット部の外面と吐出管部を30mm厚みの岩綿保温帯で被覆している。

以上のことから、実証試験装置の計画と設計にあたっては、

- 1) 許容される限りシリンドラや管路からの放熱を抑制する。
- 2) 蓄熱装置までの配管や弁類は、なるべく熱容量の小さくなるような材質、形状を選定する。の点をとくに重視する必要がある。

## 5. 負荷特性試験

### 5.1 固定抵抗負荷

空気圧縮に必要な動力は、圧力比が1.07をこえる範囲では、一般に理論断熱動力 $L_{ad}$ を基本として考える。即ち

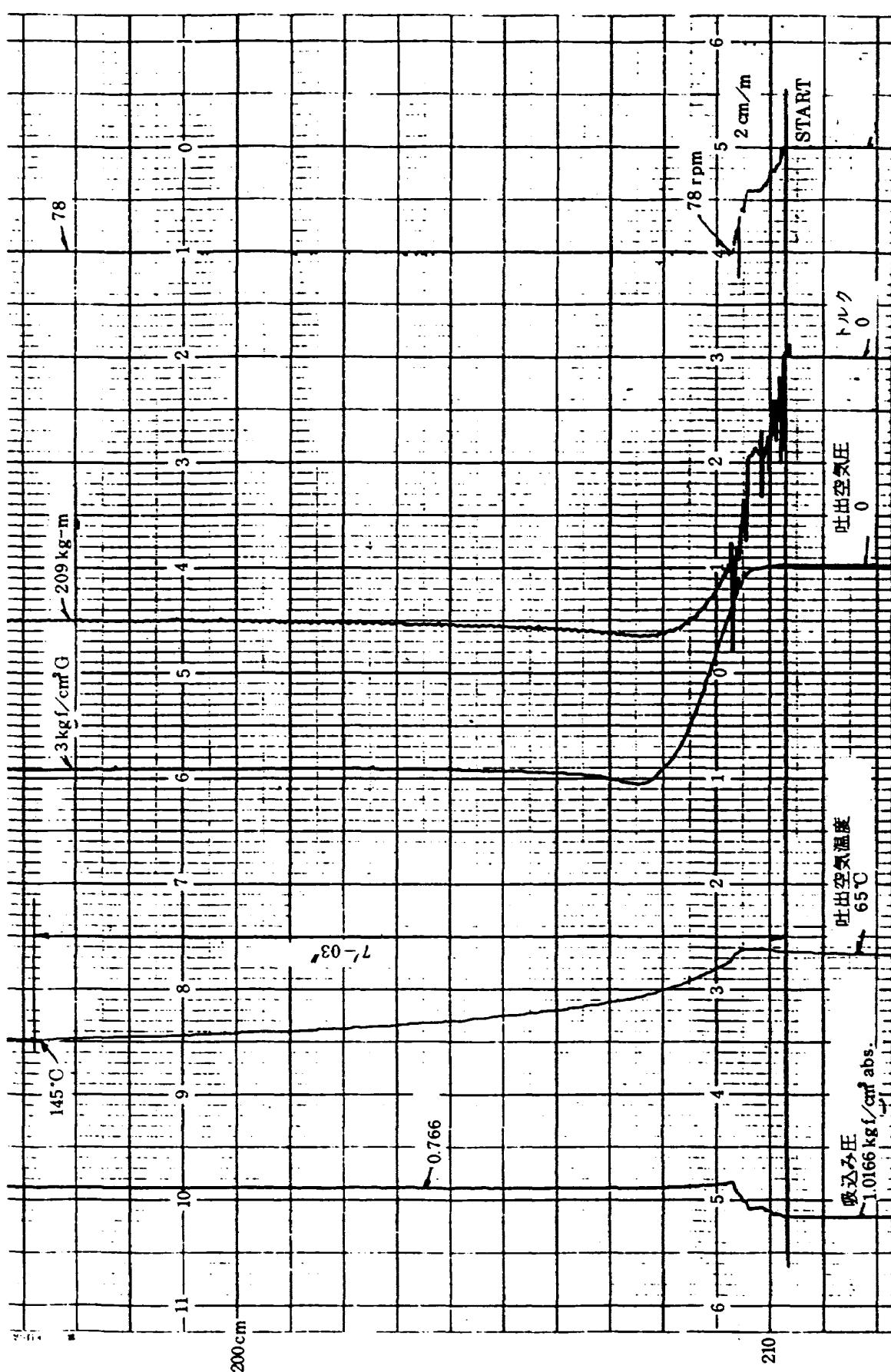
$$L_{ad} = \frac{\kappa}{\kappa-1} P_1 V_1 \left\{ \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right\}$$

となるが、風車の回転数に応じた負荷とする上で、最も簡便な方法として、空気圧縮機の吐出側に固定抵抗を入れることが考えられる。そこで、1kW級予備試験装置の空気圧縮機の吐出側にオリフィス<sup>19)</sup>や細管等を入れて回転数変化に応じた負荷特性を求めた。

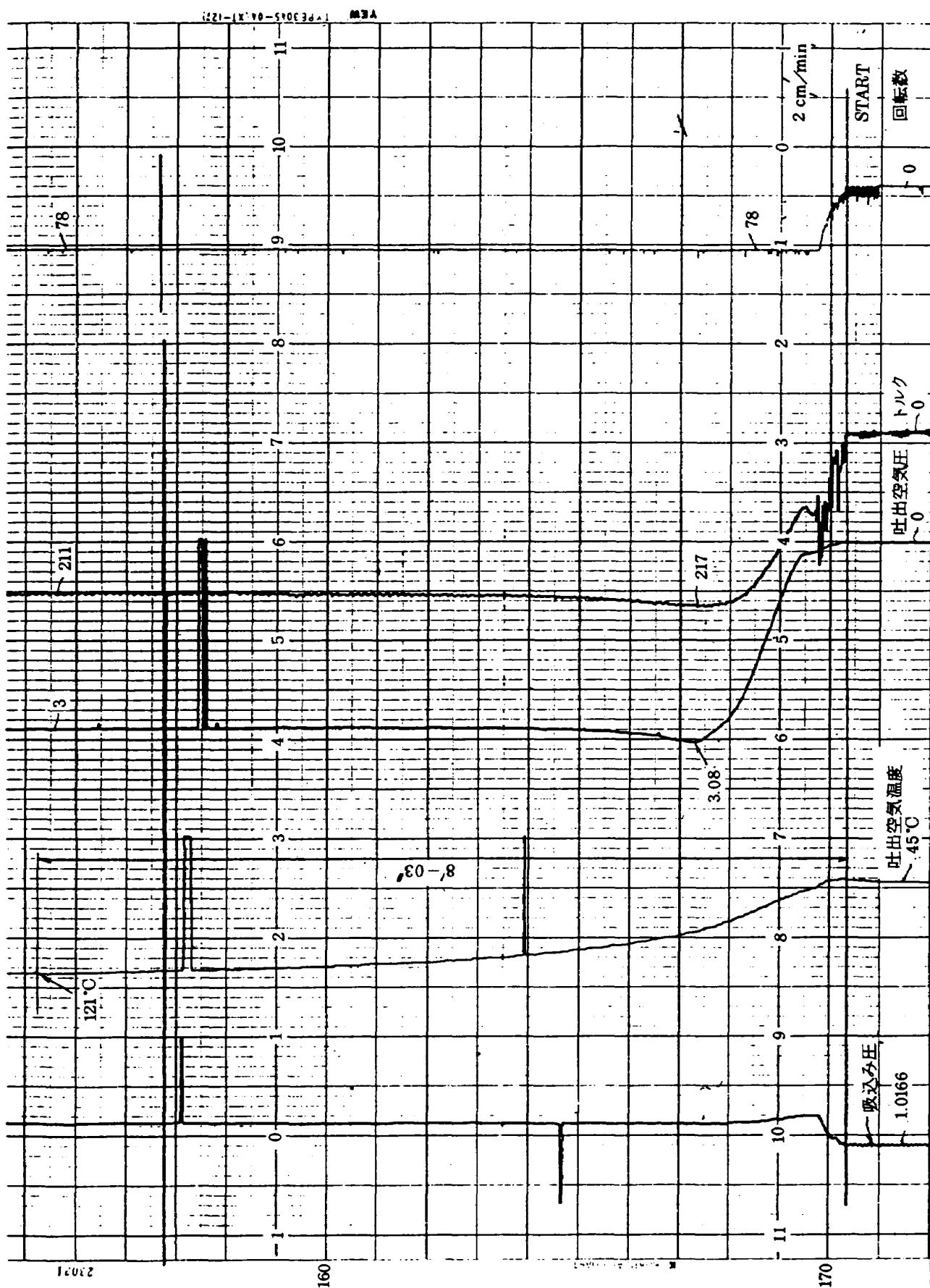
オリフィスの径を1mmから5mmまで変えたり、1mmから2mmのオリフィスを直列に配置したり、さらに細管を用いて試験を行った。その結果、いずれの場合も空気圧縮機の所要動力は、風車の特性である回転速度の3乗に比例する出力に対して相当なひらきをもっている。図・19～図・20はその代表的なものであるが、いずれも破線で示す3乗特性の勾配とは大きな隔りをもつていて、2乗特性にも到達していない。

勿論、水や油のような非圧縮性の流体をポンプで吐出する場合には、固定抵抗で容易にポンプ回転数に対してほぼ3乗の負荷特性を得られるが、圧縮性流体を扱う場合は、少々の工夫ではその目的に近づけない事が確認された。

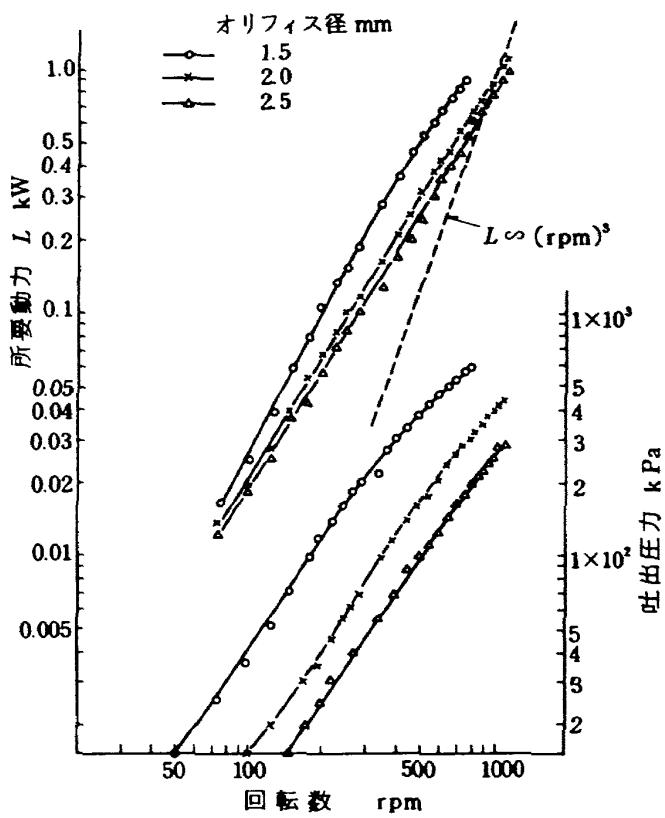
なお、多孔板による特性試験も実施したが、負荷としての結果は大同小異であった。その1例を図・21に示す。



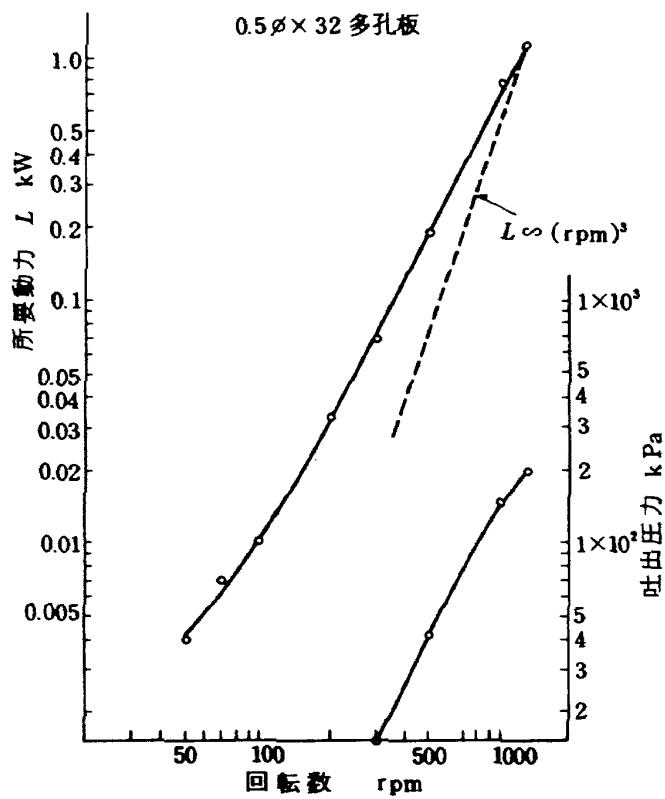
図・17 昇温記録（シリンドラ冷却水量 1.5 ℥/min）



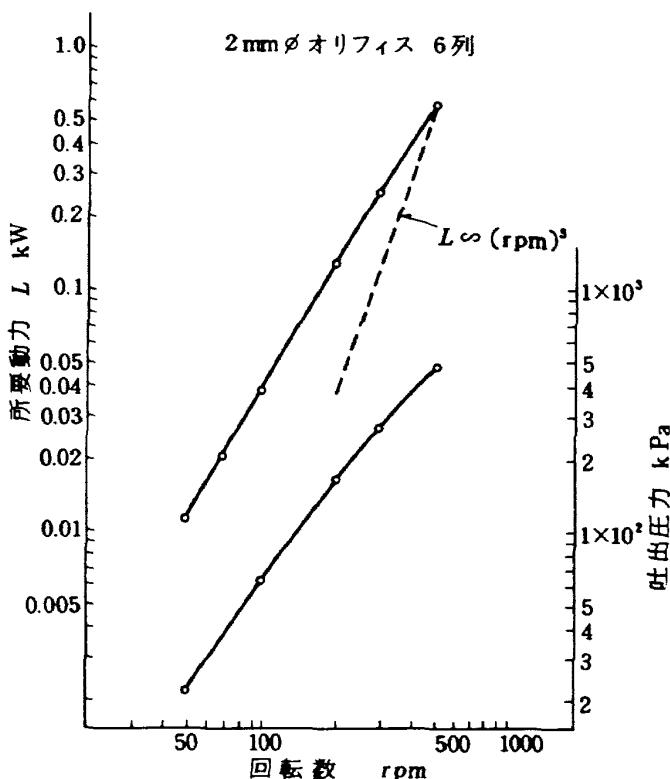
図・18 昇温記録（シリンドラ冷却水量 10 ℥/min）



図・19 単一オリフィスによる所要動力  
および上昇圧力



図・21 多孔板による所要動力および上昇圧力



図・20 6列オリフィスによる所要動力  
および上昇圧力

## 5.2 ステップ制御による負荷特性

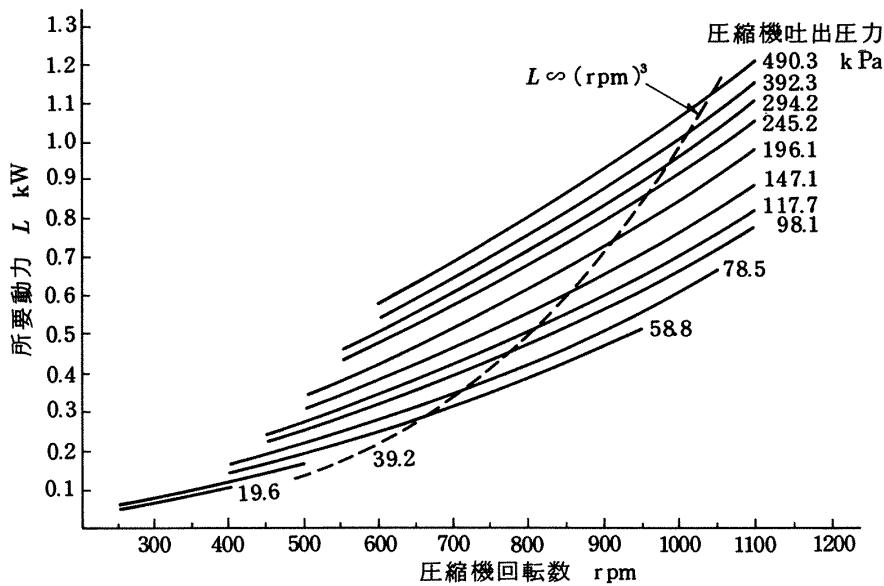
前項の固定抵抗による空気圧縮機の負荷特性試験の結果から、段階的に抵抗を変えて風車の出力特性に近づける事を試みた。

実証試験設備として計画中の熱発生装置は、すでに述べているとおり最終利用系が農作物用野菜栽培用温室の暖房に供するため、なるべく簡便かつ低廉な装置にするよう考慮した。その目的に適うため、タコゼネレータと電圧検出器によって空気圧縮機の回転速度に応じてステップ状に抵抗を変える方式を採用して、その特性を求めた。

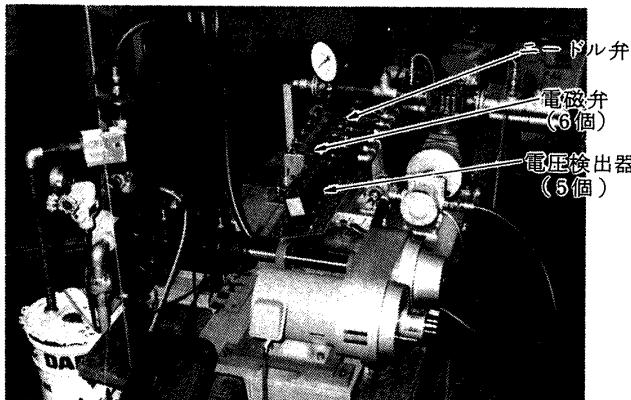
はじめに、1 kW の予備試験装置で基本的に必要なデータとして、空気圧縮機の回転速度を変えながら吐出空気圧力を一定に保った場合の所要動力を求めた。

吐出空気圧力をパラメータにして、空気圧縮機の回転速度と所要動力の実験結果を整理すると図・22 のようになる。

以上の結果を参考にして、空気圧縮機の回転速度を検出するタコゼネレータ、電圧検出器、電磁弁および絞り弁を組合せて負荷を 5 段階に切換えるステップ負荷制御装置を組んだ。その外観は、図・23



図・22 一定吐出圧力下の所要動力



図・23 ステップ負荷制御

のとおりであるが、機器の構成は、図・24の系統図のとおりである。

図・23では、油圧装置による空気圧縮機の駆動装置の外観がみられる。これはさきに当研究所の大型低速風胴で行った小型風車の特性試験で、風見方向の不安定現象が認められたため、風車の機械エネルギーを回転軸で地上へ伝達する場合に生じるトルクが風見運動に悪影響を及ぼさないようにするために動力伝達方式として予備的に採用してみた。

ステップ負荷制御装置による特性試験では、個々の絞り弁で各々ステップ毎に必要な抵抗をもたせて、回転速度に応じて選一的に電磁弁を作動させる方法を試みたが、リレーの接点動作の特性上、負荷切替え時に全閉あるいは2個同時に開の状態を生じて、負荷に衝撃を伴うため、回転速度に応じて絞り弁の

台数を制御する方式を採用し、試行錯誤的に安定した負荷が得られるよう選択した。

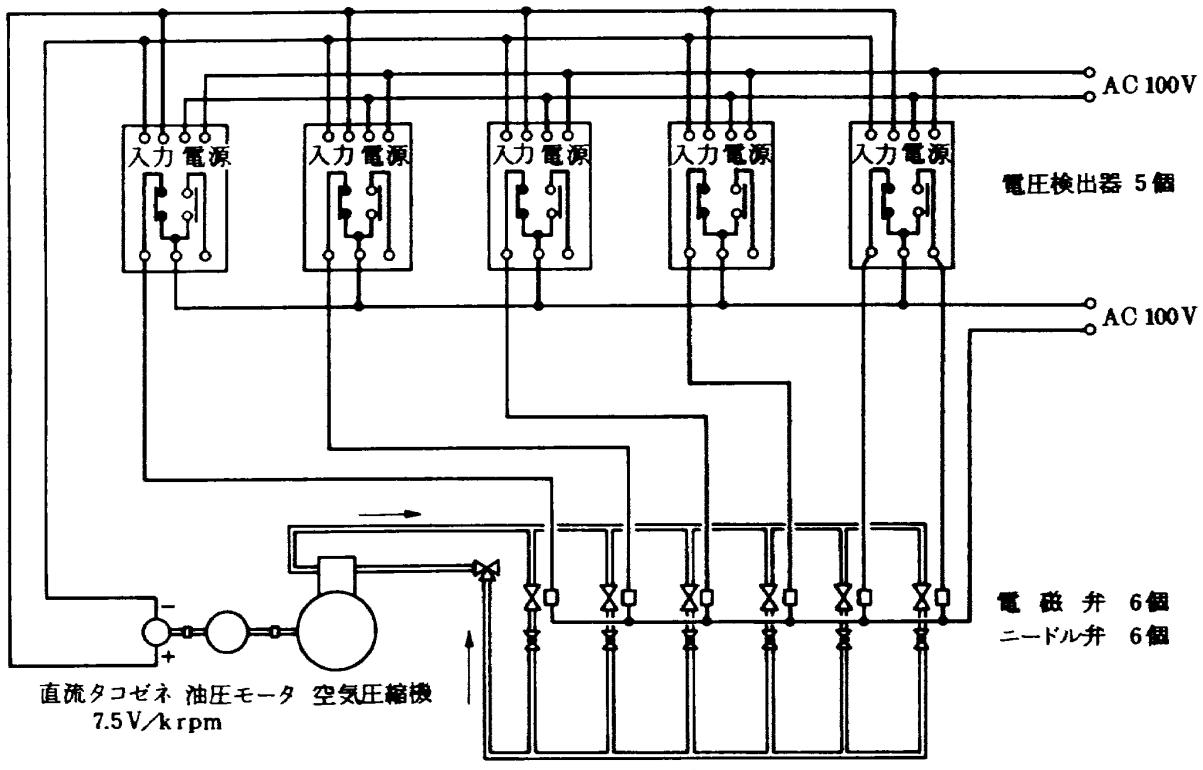
すなわち、低速回転時は5台の電磁弁を開状態にし、1台は装置の保安用として常時閉状態をとるものとし、回転速度の上昇に従って逐次電磁弁を1台づつ閉じ5台目の電磁弁を最終段の抵抗用に使用する。万一過回転になった場合あるいは電磁弁制御系の停電時には6台目の電磁弁が開状態をとって圧力の過高を防止するようにした。

風車の予想出力をもとにして、図・22から圧縮機の回転数-吐出圧力の設定値を求め、それを目標に負荷制御を行った。その結果の内、比較的安定した制御がえられたものを図・25に示す。図で示されるように、回転数-負荷を3乗の関係に近づける事は出来たが、リレー復帰値のヒステリシスのため、回転速度の上昇時には、理想の負荷から相当下廻った抵抗を設定しないと、下降時には風車が失速し停止する恐れが予想される。

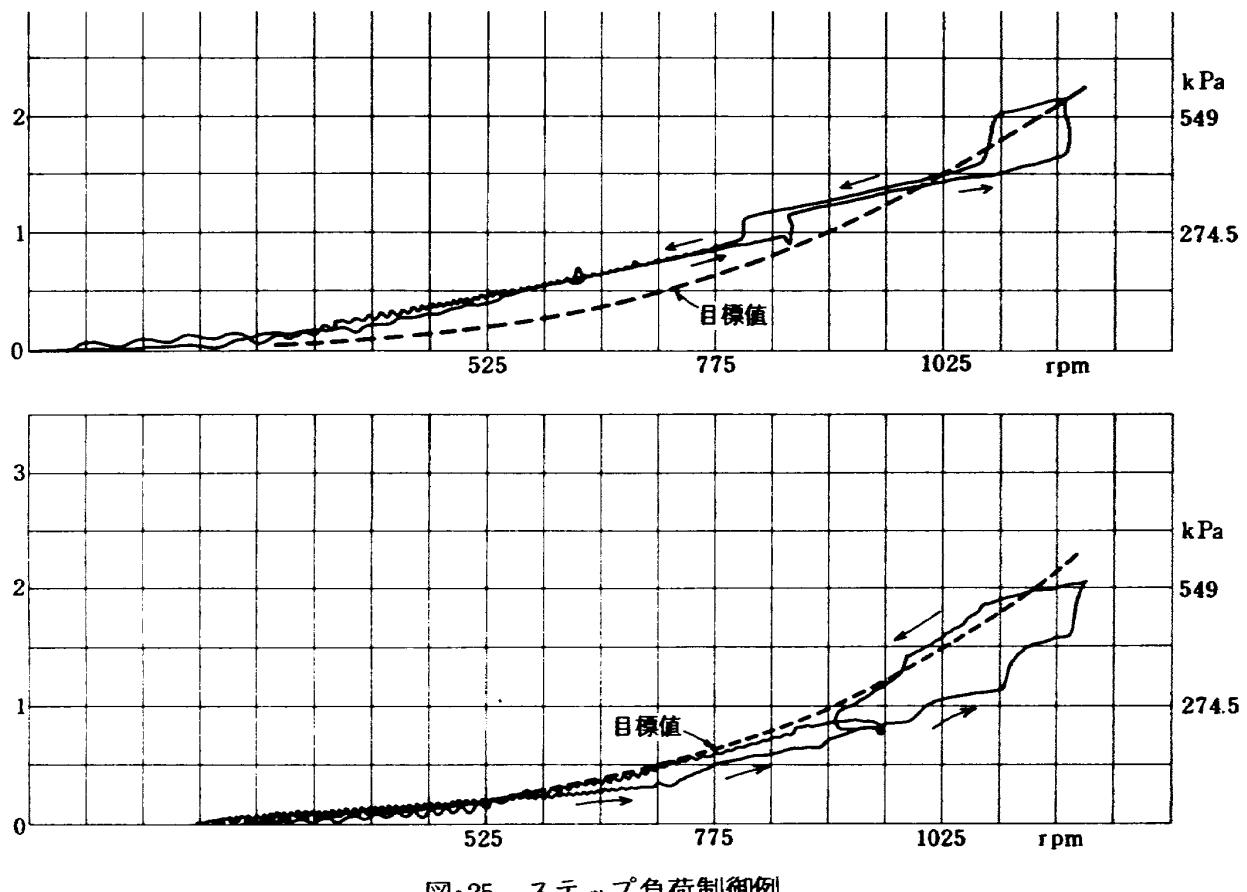
またこの試験結果から、

- 1) 低速回転時には風車の出力が小さく負荷の脈動が大きい。
- 2) 高速回転時には、所要負荷変化の割合が大きくなる。

以上の点から、風車系と結合する実証試験設備では数多くのステップが必要と判断され、当初、簡便さと経費の低廉を考慮した本方式は必ずしも適当



図・24 ステップ負荷制御系統図



図・25 ステップ負荷制御例

判断できない結果を得た。

とくに、今回の回転速度の変化は手動操作で 300 ~1,200 rpmを約20秒で增速させ、また約8秒で減速させたが、実際の風況における激しい変動を考えて、実用上は、回転数に応じて連続的に流量または圧力を制御するレギュレータかコントロール弁を採用する必要が認められた。

### 5.3 20kW級試験装置の特性試験

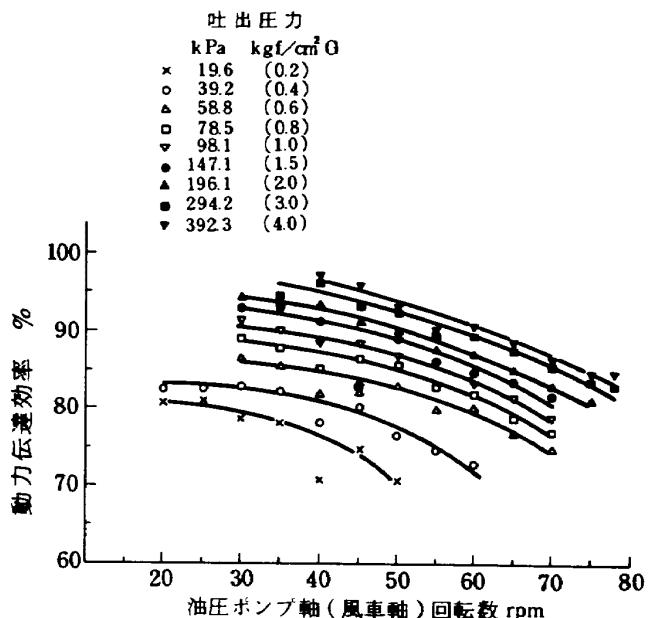
1 kW の予備試験装置による負荷特性試験結果から、比較的ゆるやかな入力の変動に対しても連続した負荷制御の必要性が認められ、負荷制御法に対する目安がえられたので、引続いて、20 kW 級の実証試験設備と同規模の熱発生装置による動力伝達方式の確立と静的負荷特性、さらに一部負荷制御法について実験を行った。

1 kW の予備試験装置に於ても油圧による動力伝達方式を採用して<sup>20)</sup>、その実用性を確認した。小型のベーンポンプとベーンモータを組合せたため、動力伝達効率は 65% 程度に止まったが、十分実用しうることが立証できた。図・23 は油圧駆動装置が組込まれているものである。以上のことから 20 kW 級の試験装置には油圧による動力伝達方式を採用して、その動力伝達に関する試験も行った。

20 kW の試験装置では、図・5 で示されているとおり、油圧ポンプ入力軸と油圧モータ出力軸にそれぞれトルクならびに回転速度検出器を組込んであるので、空気圧縮機の吐出圧力をパラメータとして油圧ポンプ軸回転速度に対する油圧による動力伝達効率を求めた。その結果は図・26 のようになったが、図中 40 rpmあたりで値の不揃いが現われているが、系の振動の疑いもあるが、低回数のうえトルクの脈動が大きいので測定上の問題が含まれている。吐出圧力 294.2 kPa ( 3.0 kgf/cm<sup>2</sup> ) の場合、風車の定格回転数 87 rpm でも 80 % 以上の伝達効率が期待できる。

油圧による動力伝達効率が 1 kW の予備試験装置のような場合は、作動油の温度上昇が顕著になるため、熱の回収利用が問題になるが、本装置では高効率のピストンモータの採用で伝達効率が改善され、熱利用の有効性が少ないと考える。

また、油圧装置による動力伝達系を含めた負荷、すなわち、実証試験設備の場合の風車軸に相当する



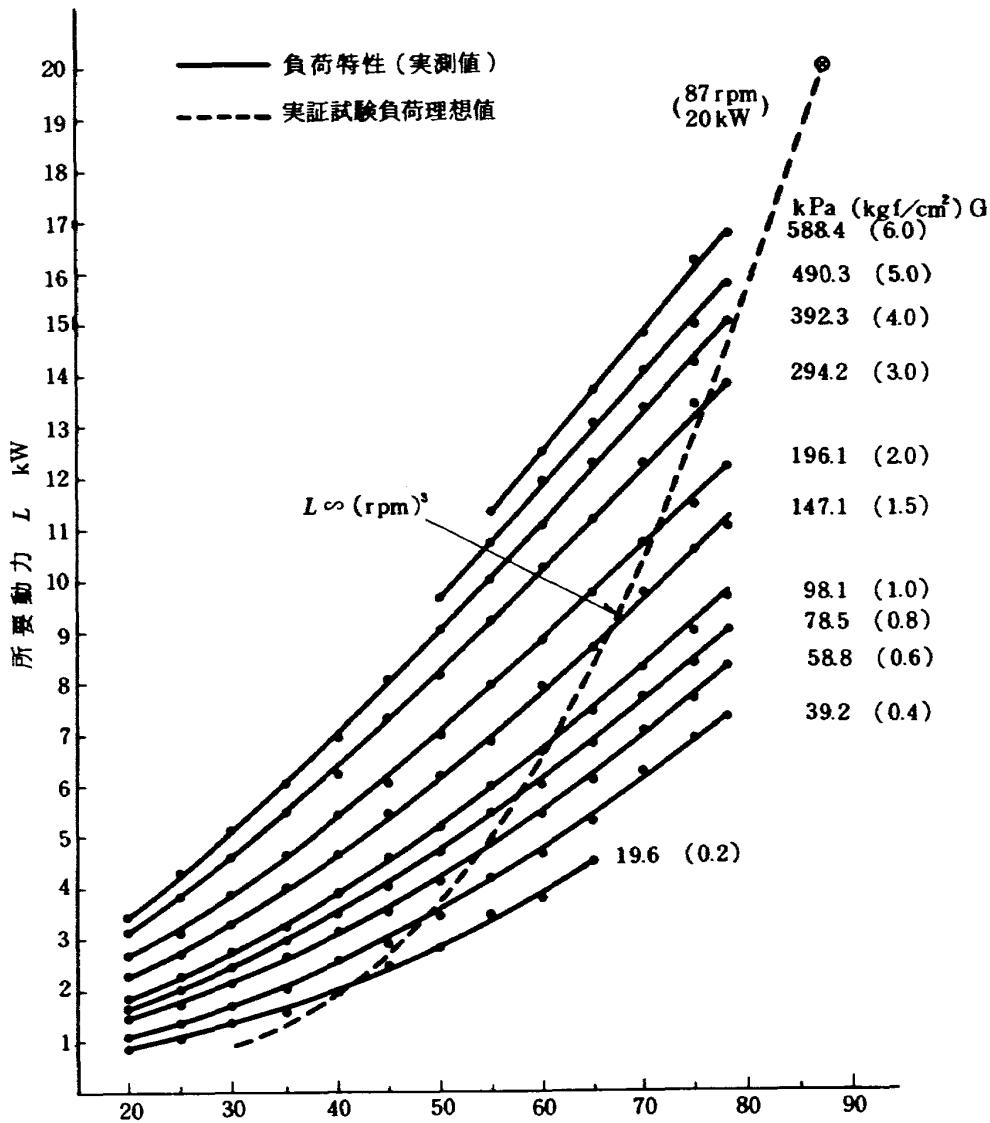
図・26 動力伝達効率

負荷の静的な特性を求める、1 kW 級の予備試験と同様に空気圧縮機の吐出をパラメータにして整理すると図・27 のようになった。理想的な風車回転速度の 3 乗負荷特性にするには図中の破線のようにするのが一方である。

本試験装置では、可变速原動機の機能上、出力軸の回転速度が 78 rpm になり、さらに空気圧縮機も実証試験に転用する関係で過回転を避けるため駆動側

表・2 热発生装置回転部対比表

電動機	回転速度 rpm		
	油圧ポンプ	油圧モータ	空気圧縮機
50	( 3.3 )	23	20
100	( 6.7 )	49	41
150	( 10 )	72	61
200	( 13.3 )	97	82
300	( 20 )	148	125
400	( 26.7 )	197	165.8
500	( 33.3 )	247	207.5
600	40	294	248
675	45	334	279
750	50	369	311
900	60	440	371
975	65	481	405
1,050	70	516	435
1,150	78	569	480



図・27 20 kW級試験装置負荷特性

V プーリの径を小さめに選択したため、表・2に見られるように、空気圧縮機の回転数が 480 rpm に止まっている。これは、基本的な特性試験には支障ないが、実証試験設備のとおり 20 kW の負荷を実現できないため、図・28 に示す空気圧縮機の吐出空気流量の性能試験結果（工場試験結果）と 1 kW 級予備試験でえられた吐出圧 - 回転速度 - 吐出空気量に関する図・29 の結果を基にして、空気圧縮機を 650 rpm まで駆動したものとして、図・27 に補正を加えて負荷特性を推定すると、図・30 のようになる。

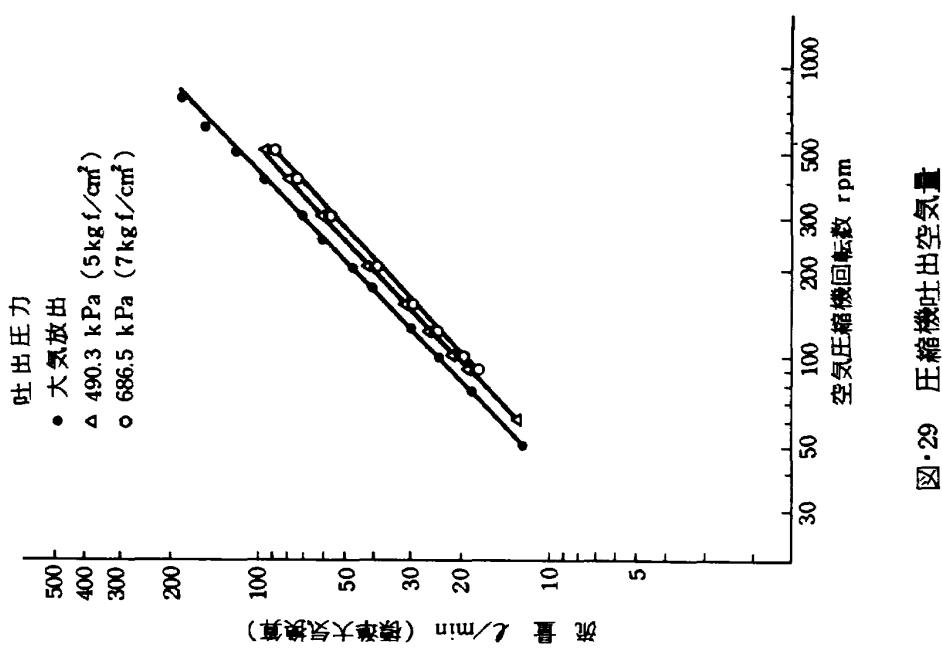
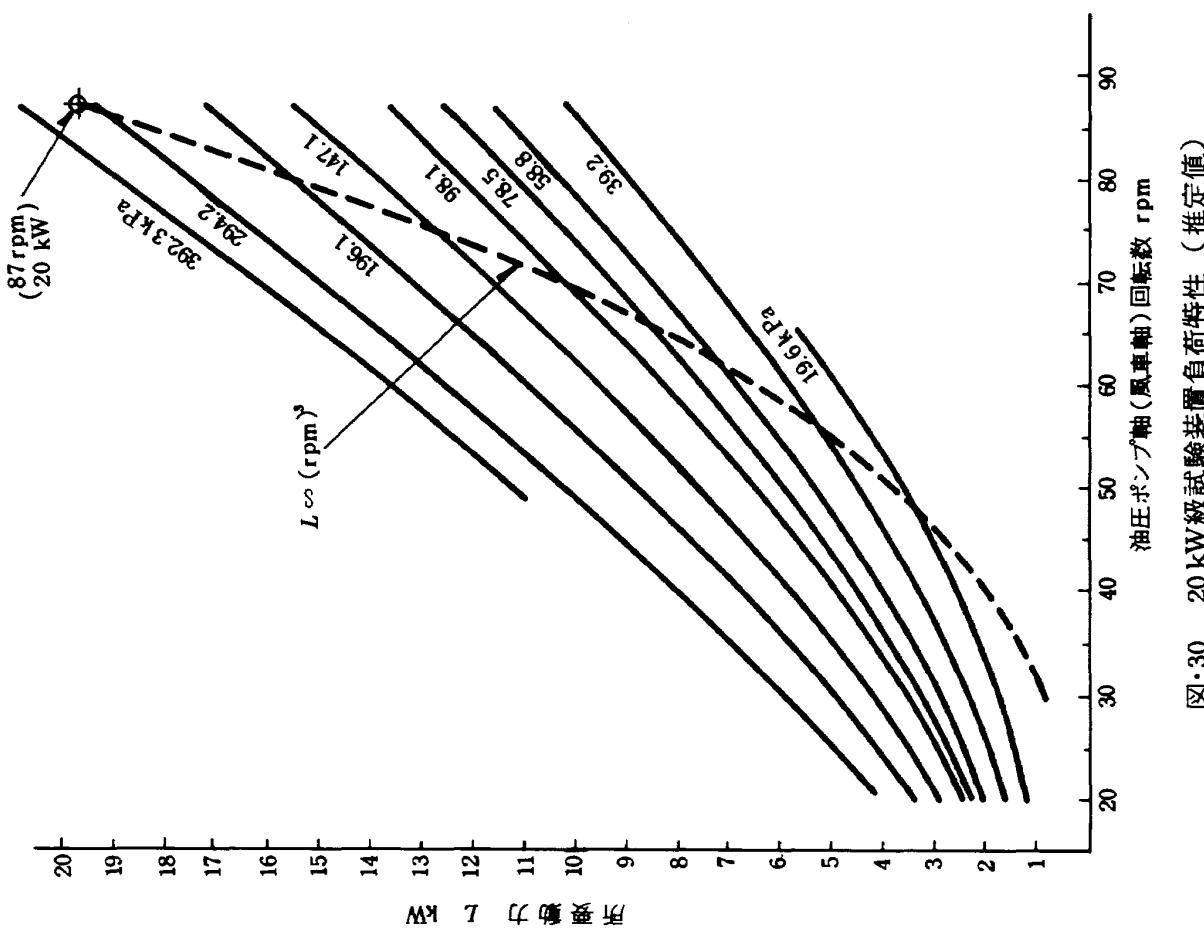
これによって 20 kW 級の実証試験設備における負荷の状態がより予測し易いものとなる。

空気圧縮機のシリンダジャケットの冷却による負荷変動については、それ程顕著には表われなかつたが、冷却水を増せばポリトロープ指数の変化分だけ



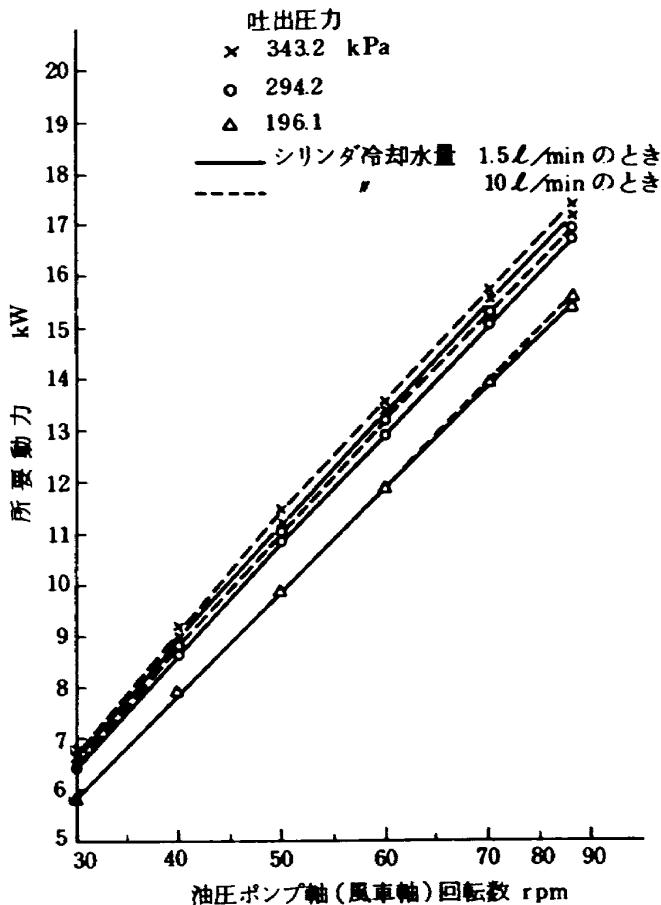
図・28 空気圧縮機空気流量

負荷が減少するはずが、実際の空気圧縮機では図・31 のように逆の現象が見られる。これは吸込み側の温度上昇のため、空気流量の増加を招いているものと考える。20 kW 級の試験装置では、空気流量の実測が困難なため、1 kW の予備試験装置で補足的に試験を行った。その結果は表・3 のとおりで、シリンダ



表・3 シリンダ冷却の影響

圧縮機回転数	吐出圧力	シリンダ断熱	吐出空気量(標準大気)	所要動力
500 rpm	294.2 kPa (3 kgf/cm <sup>2</sup> )	無	98.1 l/min	0.988
		有	93.1 "	0.97



図・31 シリンダ冷却水量と所要動力

(空冷式)に断熱被覆を行った場合、所要動力とともに空気流量が減少している。

以上、今回の試験は、静的な特性試験が主であり、可変速原動機や動力伝達系のバイパス用ニードル弁を手動操作で変動させる程度ではほとんど支障なく追従する事は認められたが、実風況下での急激な入力低下等には多くの疑問が残っている。

負荷制御法は、実風況に対応して、風車翼とピッチ制御系の特性を十分加味して決定すべきもので、今後の大きな課題である。

なお、これまでの熱発生装置の負荷特性試験では、空気圧縮機の吐出圧力と回転速度の組合せで主眼を置いてきたが、実際に風車の負荷として考えられ

るものは風車の回転速度に応じて、

- 1) 動力伝達系により負荷の嵌脱と動力伝達を制御する。
- 2) 空気圧縮機の吐出圧力を制御する。
- 3) 空気圧縮機の吸込空気量あるいは吸入圧力を制御する。<sup>10), 21)</sup>

ことであり、これらの2つあるいは3つの組合せにより最適な負荷制御法を確立する必要がある。

なお、上記3)項の有効性を確認するため、空気圧縮機の吸込み側の弁を操作したときの所要トルクの変化を求めた。記録の一部を図・32に示す。

また、吐出側をほぼ大気圧に保ち、吸入圧力をパラメータとして油圧ポンプ軸の回転速度と所要動力の関係を整理すると図・33のようになった。

これは、空気圧縮機が真空ポンプとして作動するため、図・34のA-Bをポリトロピック変化 $Pv^n = \text{定数}$ とすれば、既知のように

$$W = \frac{n}{n-1} (P_2 v_2 - P_1 v_1) = \frac{n}{n-1} P_1 v_1 \left\{ \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right\}$$

であるが $v$ および $P_2$ を一定とし、 $P_1$ の変わることを考えると

$$\begin{aligned} \frac{dW}{dP_1} &= \frac{d}{dP_1} \left[ \frac{n}{n-1} v_1 \left\{ \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right\} \right] \\ &= \frac{n}{n-1} v_1 \left( \frac{1}{n} P_1^{\frac{1-n}{n}} \cdot P_2^{\frac{n-1}{n}} - 1 \right) \end{aligned}$$

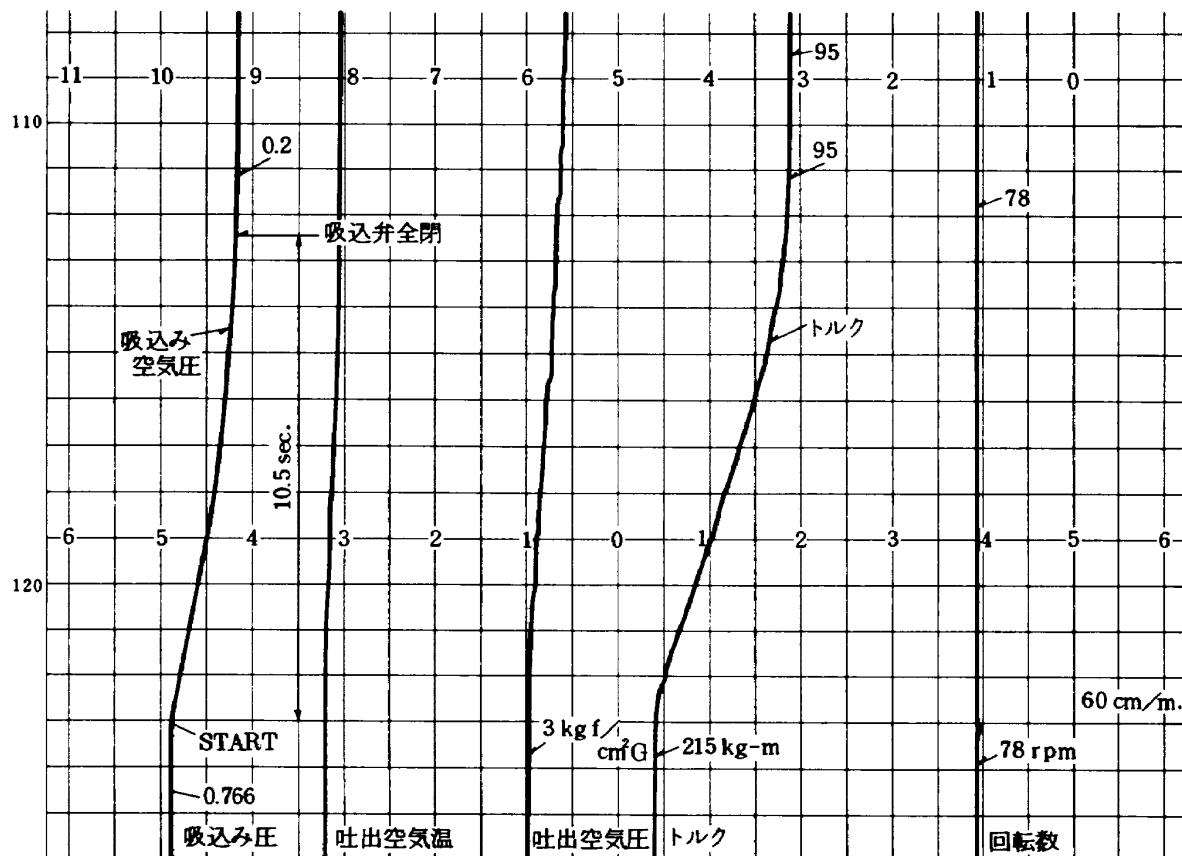
$$\frac{dW}{dP_1} = 0 \quad \text{とおけば}$$

$$\frac{1}{n} P_1^{\frac{1-n}{n}} P_2^{\frac{n-1}{n}} - 1 = 0$$

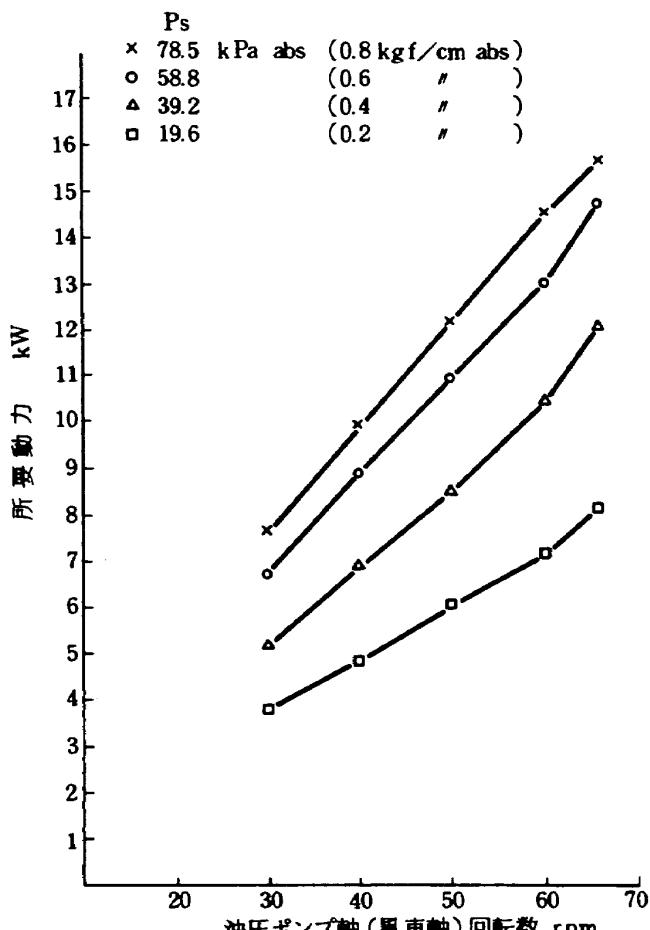
従って

$$\frac{1}{n} \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} = 1 \quad \text{または} \quad \left( \frac{P_2}{P_1} \right)^{\frac{n-1}{n}} = n$$

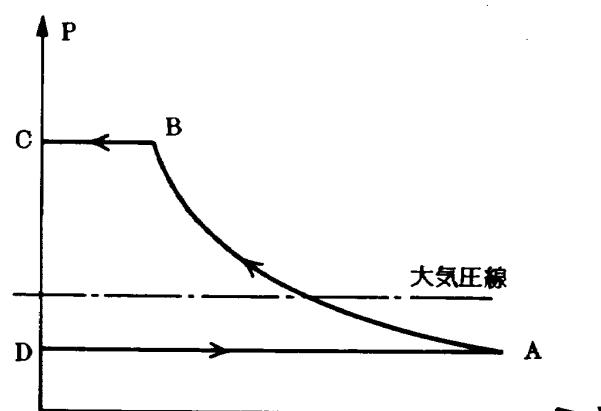
これは、 $v_1, P_2$ が一定のときに $W$ を最大にする条件であるから、 $W$ の式に入れて $W_{\max}$ を求める



図・32 吸込み圧による負荷変動



図・33 吸入圧力変化による所要動力

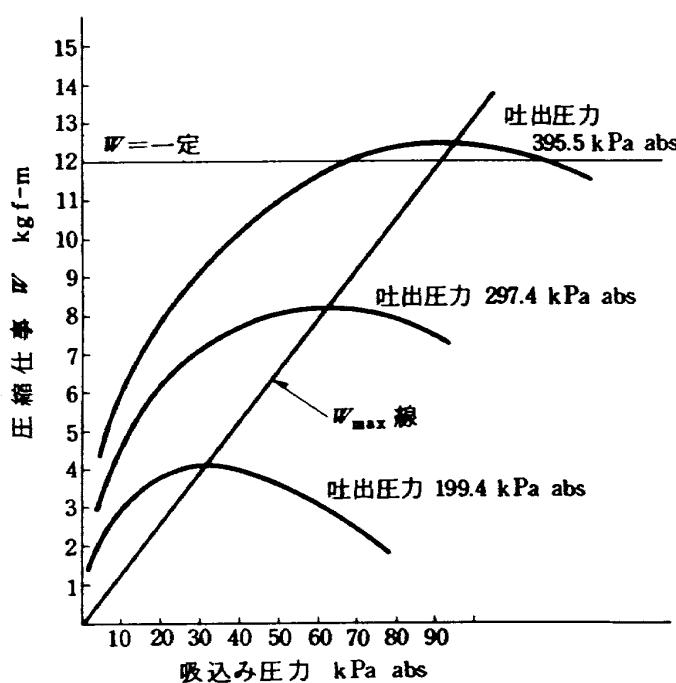


図・34 真空ポンプのサイクル

$$\begin{aligned}
 W_{\max} &= \frac{n}{n-1} P_1 V_1 (n-1) = n P_1 V_1 \\
 &= n \frac{P_2}{n^{\frac{n}{n-1}}} v_1 = \frac{P_2 v_1}{n^{\frac{1}{n-1}}}
 \end{aligned}$$

仮りに  $n=1.3$  として  $P_2=98.06, 196.12, 294.2$  kPa における  $P_1$  を変化させたときの  $W$  の値を図・35 に示す。

図で  $W$  の一定の線が  $W-P_1$  曲線を 2 個所で切る点に注意を要する。すなわち空気圧縮機の吸入圧力を制御して負荷制御に利用する場合の問題点であるが、

図・35 吸込容積 1m<sup>3</sup>に対する圧縮仕事

20 kWの試験装置による実験結果で吐出圧力を392.3 kPa ( $3 \text{ kgf/cm}^2$ ) 一定にした場合の吸入圧力 - ツルクの関係を示すと図・36のようになった。この場合でも幾分その傾向は認められるが、図・35で判るように $W_{\max}$ 線から少し左側にはずれる領域では、負荷の応答が非常に早く、風車負荷の制御法として有効性が認められる。

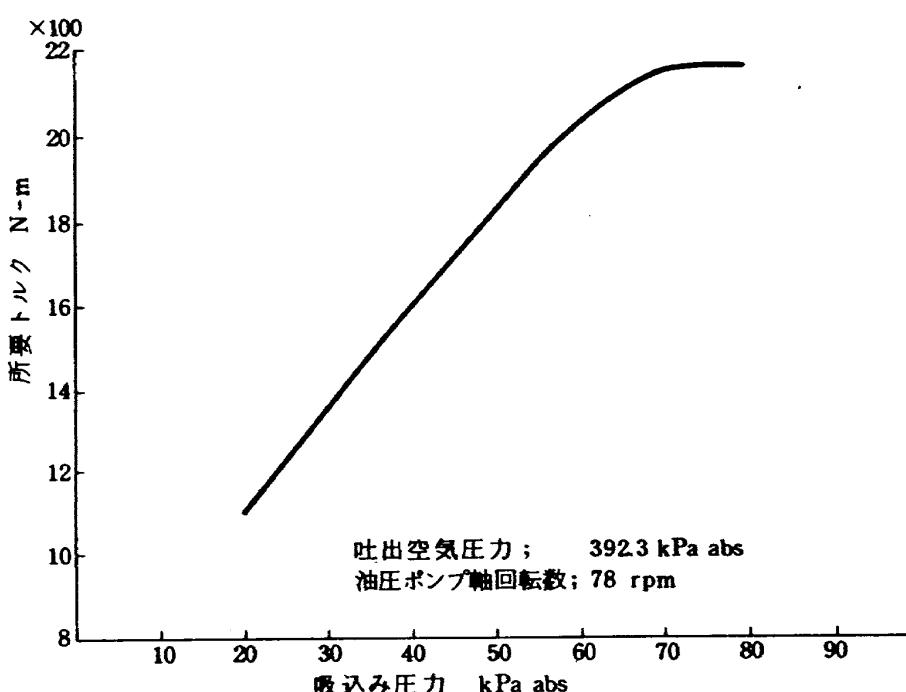
## 6. むすび

本報告の範囲は、風車系や蓄熱系さらに熱利用系を含めた「風力-熱エネルギー利用技術」の実証試験設備を構成する熱発生装置の基礎的資料を取得する目的のものであり、得られた資料がそのまま実用に供されないものもあるが、実証試験設備の主構成機器の選定や風車の最適負荷とするための制御法を決定する上に十分な資料を提供しうるものと確信できる。

現段階における風車の回転速度と出力トルクの計画は図・37に示すとおりであり、風車回転速度が0から35 rpm程度までは、油圧系のバイパス路を開いて空気圧縮機による負荷を脱し、35 rpmをこえ40 rpmまで風車回転数 - バイパス油量の制御を行って空気圧縮機を起動させ、それ以後風車の回転数度に応じて空気圧縮機の吐出圧力や吸込み空気量の制御で負荷制御を行うのが有望と考えられる。定格回転速度付近では吐出圧力を制御弁により一定(294.2 kPa)の制御に保つことができる。

熱発生装置の動特性や負荷制御法については風車系との結合を含めて試験を計画中であり、続報する予定である。

以上のとおり、熱発生装置に関する基礎的資料を



図・36 吸込み圧力と駆動軸の所要圧力

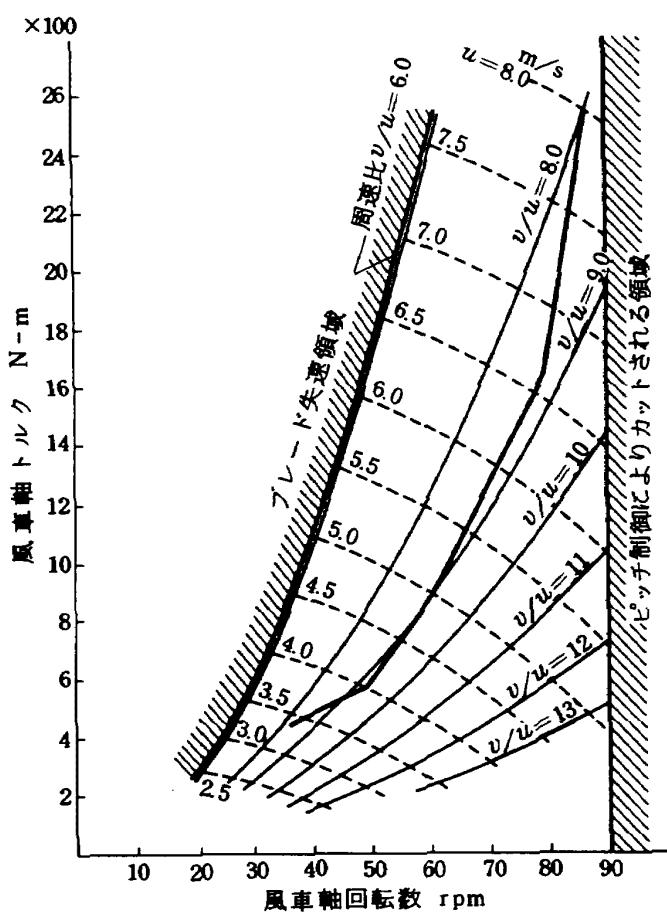


図-37 風車特性と最適トルク折れ線の予測例

提供したが、本報告作成について、研究・システム構築の全般のご教示をいただいた遠藤空気力学第二部長、金属水素化物の利用について懇切なご指導下さった東海大学若尾慎二郎教授はじめ同研究室の方々に謝意を表します。また、試験装置の製作や制御法について空気力学第二部主任研究官の外立政隆、伊藤忠両教官に多大なご助力をいただいたこと、さらに水素吸蔵金属の貴重な資料を川崎重工業㈱鉄構・機器事業部金沢祥氏から提供いただいたことを付記いたします。

### 参考文献

- 1) 本間琢也編；風力エネルギー読本，オーム社，1980・5
- 2) 石田洋治ほか；効率最適化風車の実験的研究，航空宇宙技術研究所報告 TR-698, 1982・2
- 3) 石田洋治ほか；水平軸型風車の空力設計と性能換算，航空宇宙技術研究所資料 TM-411, 1980・6
- 4) 若尾慎二郎ほか；金属水素化物を用いる蓄熱装置の基礎研究，第16回熱測定討論会講演会講演要旨，1980・11・12
- 5) 若尾慎二郎ほか；金属水素化物による蓄熱装置の研究(1)，東海大学産業科学研究所所報第11号，1980
- 6) 遠藤浩ほか；金属水素化物による蓄放熱の予備的研究，航空宇宙技術研究所資料 TM-445, 1981・9
- 7) 喜多康雄；風エネルギーの油圧式熱変換，第2回風エネルギー利用に関するシンポジウム，1980・11
- 8) 牛田泉ほか；小型風車ハンドブック，パワー社，1980・6
- 9) 日本機械学会編；機械工学便覧 改訂5版
- 10) 河田三治編；空気機械便覧，コロナ社，1955
- 11) 高橋徹；コンプレッサの設計，パワー社，1979・3
- 12) 横山重吉ほか；流体機械，新編機械工学講座，コロナ社，1971・4
- 13) 谷下市松編；熱工学データブック，山海堂，1961・4
- 14) 小栗富士雄；標準機械設計図表便覧 訂正4版，1976・3
- 15) G.L. TUVE ; MECHANICAL ENGINEERING EXPERIMENTATION, Mc GRAW-HILL, 1961
- 16) 日本工業規格；グラスウール保温材，JIS A 9505-1977
- 17) 斎藤義巳；化学装置簡易設計ハンドブック，工業調査会，1981・1
- 18) 日本工業規格；保温保冷工事施工標準，JIS A 9501-1980
- 19) 楠原盛三ほか；二次元風洞構成要素の研究(I) プラグ型調圧弁および多孔板の特性，航空宇宙技術研究所報告 TR-465, 1976・7
- 20) FRANKLIN D. YEAPLE ; HYDRAULIC AND PNEUMATIC POWER AND CONTROL, Mc GRAW-HILL, 1966
- 21) 生井武文；送風機と圧縮機，朝倉書店

---

## 航空宇宙技術研究所資料539号

昭和59年11月発行

発行所 航空宇宙技術研究所

東京都調布市深大寺東町7-44-1

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

---

