

## No. 159.

(Published December, 1937)

---

### Influence of Number of Blades on the Performance of Centrifugal Supercharger.

By

Itirô WATANABE,

Hirosi SIBATA,

Yasuo NAKAGAWA,

and

Dôsei TOYOZAWA.

---

#### **Abstract.**

This paper describes the effect of number of blades on the performance of centrifugal supercharger. Experiments were carried on eighteen, nine and six blades on model impeller, and sixteen, eight and four blades on actual impeller. The results of these experiments showed that the more the number of blades, the better the performance of the supercharger, i. e. the overall adiabatic efficiency, pressure ratio, density ratio and so on. The conclusion of this research can briefly be stated as follows. "Let the number of blades be as much as possible, so far as the suction area be properly retained."

---

No. 159

(昭和十二年十二月發行)

## 遠心過給機の特性に及ぼす翼數の影響

所員 渡 部 一 郎<sup>(1)</sup>  
柴 田 浩  
中 川 彌 壽 男  
豊 澤 道 生

### 目 次

	頁
I. 緒 言.....	148
II. 實驗裝置と方法.....	148
III. 實驗に用ひた遠心過給機.....	149
IV. 實驗結果とその考察.....	153
(1) 真鍮翼車の實驗.....	155
(1.1) 18枚翼車の實驗.....	155
(1.2) 9枚翼車の實驗.....	156
(1.3) 6枚翼車の實驗.....	157
(2) 實物翼車の實驗.....	158
(2.1) 16枚翼車の實驗.....	158
(2.2) 8枚翼車の實驗.....	160
(2.3) 4枚翼車の實驗.....	162
(3) 翼數の綜合的比較.....	163
(3.1) 綜合的比較.....	164
(3.2) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}, \frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ を一定とした時の翼數の影響.....	165
(3.3) 最大値の比較.....	167
V. 結 言.....	167

(1) 本實驗は外に大空金次、尾上伍市兩君の助力に俟つ處が多い。

## I. 緒 言

遠心過給機の翼数は何枚位が良いかと云ふ事は、遠心過給機の設計に當つて屢々問題となる處である。遠心過給機の翼数を實例に就き検べて見ると、9枚～22枚程度の範圍にある様である。

筆者等は B. M. W. 遠心過給機に就き、以下に述べる様に翼数を種々に變化させて實驗して見た。結論としては「設計の許す範圍に於て出来るだけ翼数を多くする様に圖れ」と云ふ極めて簡単なる結論に到達した。筆者等は最初、翼数を増す事は翼面の摩擦損失を増す事になるので、翼数のオプティマムな點が存在し、これはその遠心過給機の型式又は回轉數、空氣量如何に依つて變化すべき性質のものであると考へてゐた。従つて翼数がどの邊が有效かと云ふ事は一般的には決め難いと思つてゐたのであるが、實驗の結果は上述の様に極めて簡単なものになつて終つた。翼数の多い程良いと云ふ事は遠心過給機乃至一般送風機の理論の示す處であつて、これには翼面の摩擦損失等は考慮に入れてないのであるが、この理論と實驗結果とが一致を示したと云ふ事は翼面に於ける摩擦損失等があまり問題とならぬ事を意味してゐる譯である。

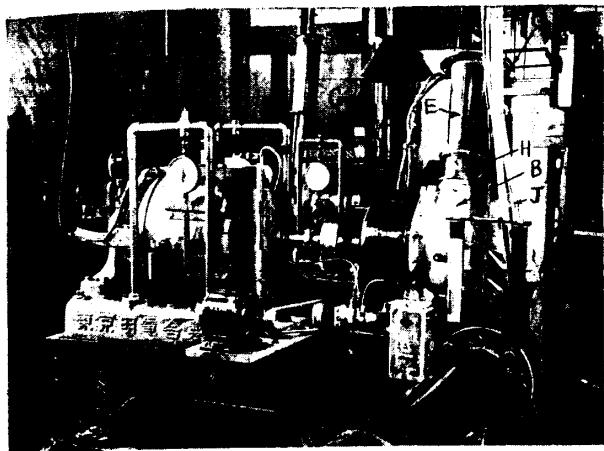
實際、實驗した遠心過給機に於て翼面に於ける摩擦損失を計算して見ると、渦流損失等に比し省略出来る程度である事が知れる。この事は即ち上の結論を裏書してゐる譯である。

この遠心過給機は柄の割に、空氣量が多く壓力比が低い過給機である。従つて翼表面に於ける摩擦損失は比較的に大きい筈である。併し乍らこの過給機に於ても翼数が多い程良いと云ふ事は、空氣量が少くて壓力比の比較的高い遠心過給機に於ても上記の結論の成立することを示す譯である。即ち翼数の多い程良いと云ふ事は遠心過給機に就て一般的に云ひ得るのである。

實際問題としては、翼数を無限に増すことは過給機の吸入面積を無くして終ふ事になる。それで「設計の許す範圍に於て」と云つたのである。即ち吸入口であまり空氣速度に急激な變化の起らぬ程度で、出来るだけ翼数を増す方が有利であると云ふ意味である。

## II. 實驗裝置と方法

實驗裝置は第 I 圖に示してある。即ち A が遠心過給機を傳動する 30 HP 電氣動力計で、B が遠心過給機であり、C は過給機取付裝置であつて、これには  $1/1$  の齒數比の齒車が入つてゐる。D は遠心過給機の吸入管で、E は吐出管である。吸入管 D の



第 I 圖 過給機実験装置の寫真

先端には圖には見えないが 1930 年型 Normdüse が取付けてあり、これで空氣量を測定する。又過給機に近い處には スルース弁 F が取付けてあり、これで吸入側を絞れる様になつてゐる。E の吐出管の方にも スルース弁 G があり、これで吐出面積が任意に加減出来る。この實験の場合は吸入側のスルース弁は全開にして置き、吐出面積の方を變化させた。吐出壓力  $p_d$ 、吐出溫度  $t_d$  の測定箇處は H で、圖には  $t_d$  の測定に用ひた水銀塞暖計が見受けられる。吸入壓力  $p_s$ 、吸入溫度  $t_s$  の方は I の位置で、同じくマノメータと水銀塞暖計を用ひて讀む。J は翼車、導流翼に於ける壓力分布を測定するマノメータのゴム管である。C の前方に見えるのは滑油ポンプで、これで遠心過給機とその取付裝置とを潤滑する。

實験方法は從來の方法と同様である。即ち吸入管側のスルース弁を全開にして置き、吐出管側のスルース弁の面積を一定の値に保ち、電氣動力計の回轉數を數通り變化して、各々の場合に空氣量、傳動馬力、翼車回轉數、吸入壓力  $p_s$ 、吸入溫度  $t_s$ 、吐出壓力  $p_d$ 、吐出溫度  $t_d$ 、翼車、導流翼に於ける壓力（6 箇處）を讀む譯である。斯る事を吐出面積の全開から全閉迄、數回に亘つて行ふ。この場合翼車回轉數は電氣動力計の回轉數を增速比 10.41 倍して求めるし、傳動馬力も電氣動力計で測定する。

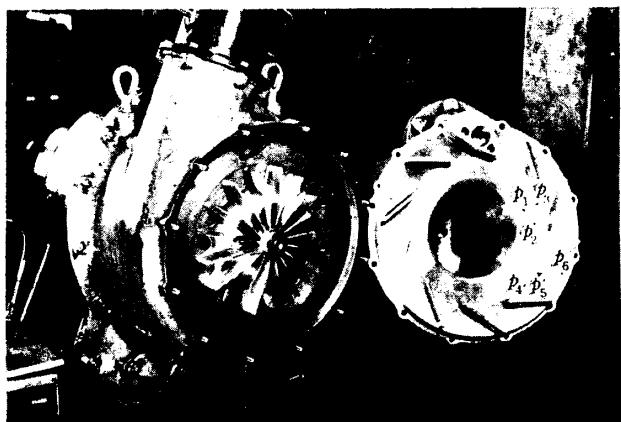
### III. 實験に用ひた遠心過給機

第 I 表 壓力測定位置

壓力測定位置	半徑 mm
翼 車 $\left\{ \begin{array}{l} p_1 \\ p_2 \\ p_3 \end{array} \right.$	81.1
	91.9
	102.9
導流翼 $\left\{ \begin{array}{l} p_4 \\ p_5 \\ p_6 \end{array} \right.$	109.1
	126.9
	144.8

實験に用ひた遠心過給機は B. M. W. 遠心過給機で、この寫真は第 2 圖に示してある。

第 2 圖で向つて左手が翼車、渦流室等を示し、右手は吸入口、導流翼を示してゐる。翼車は背板付 16 枚直線翼のもので、この回轉は發動機の回轉の 10.41 に增速してある。導流翼は 10 枚で、第 2 圖に  $p_1$ ,  $p_2$ ,  $p_3$ ,  $p_4$ ,  $p_5$ ,  $p_6$  とあるのは翼車、導流翼内の壓力測定に用

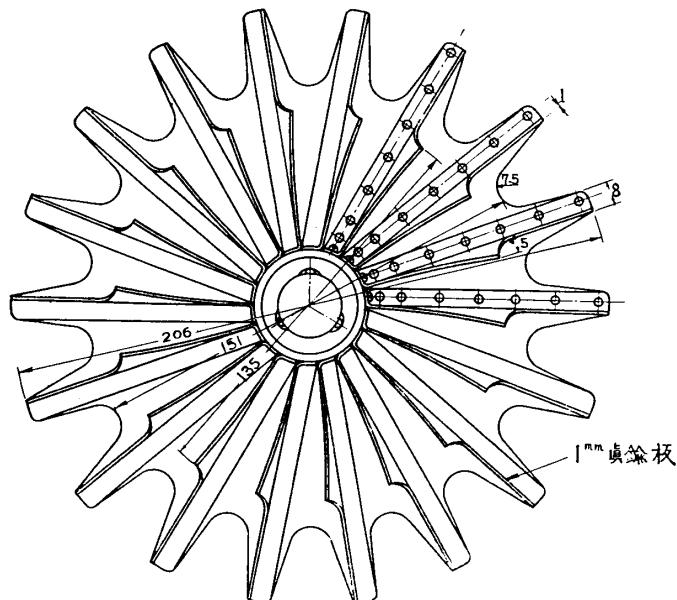


第2圖 遠心過給機

板をビス止めして第3圖の如き實驗用翼車を製作して見た。第3圖には、この中の

<sup>(2)</sup> ひた孔で、この位置を過給機翼車軸からの半徑で示すと第1表の通りである。

この實驗では翼數の變化が遠心過給機の性能に及ぼす影響を見る譯であるから、導流翼數の方は本來の通り10枚にして置いた。そして最初、第2圖に示した翼車と同じ寸法の背板を2個、鋼から切り出し、これに厚さ1mmの真鍮

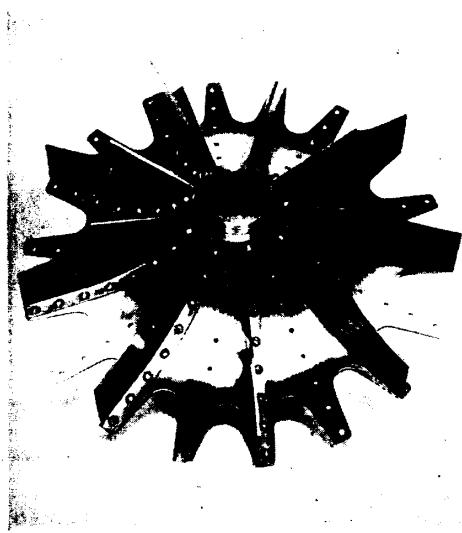


第3圖 實驗用真鍮翼車

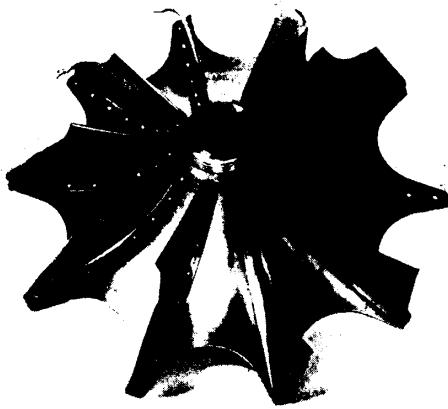
18枚翼の方しか示していないが、同じ寸法で10枚翼のものと都合2個製作した譯である。これらの寫真は夫々第4圖、第5圖に示してある。これを實驗して見た處、翼車回轉數の10000 r.p.m.以上に回轉を高めると、遠心力で真鍮翼が飛ぶ事が判明

(2) 内径1mmΦである。

(3) 以後、本文ではこの實驗用翼車を真鍮翼車と名付ける。



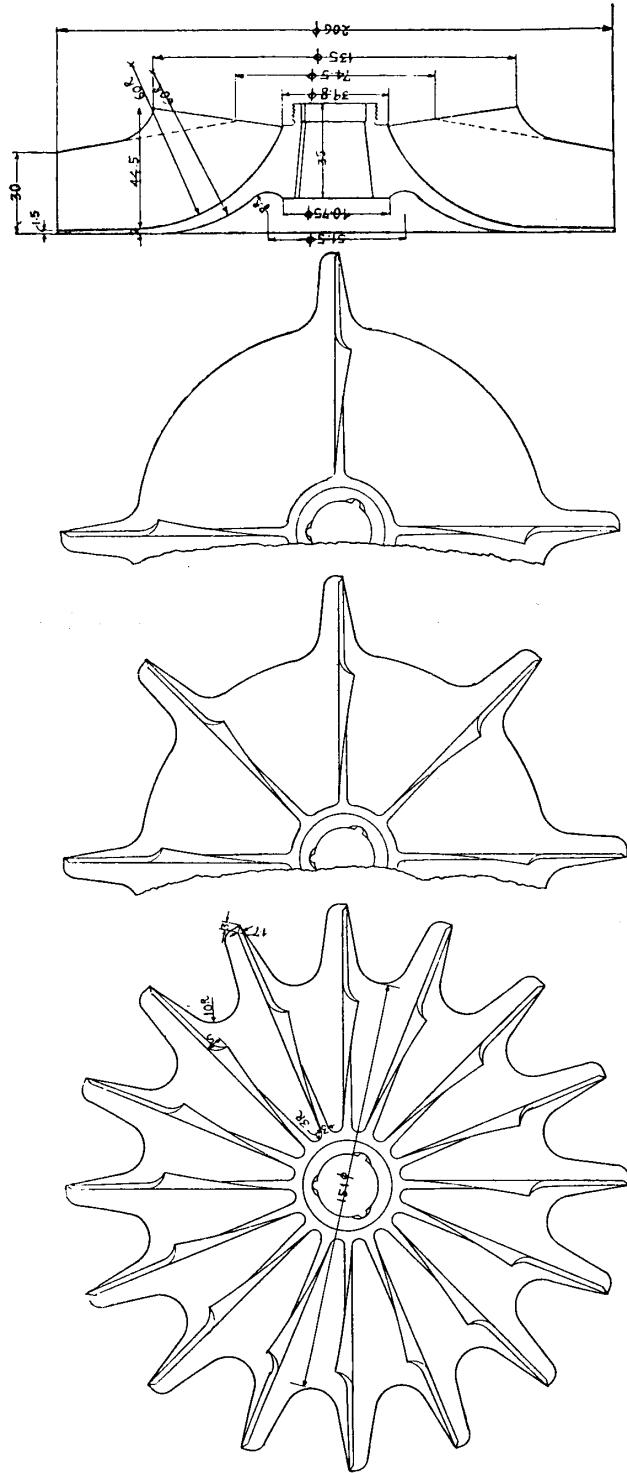
第4圖 18枚翼真鍮翼車



第5圖 10枚翼真鍮翼車

した。第5圖は斯様にして、翼を取付けてゐるビスが切斷して翼が一枚飛んだ例である。翼車の正規回轉數は約 18000 r.p.m. であるから、10000 r.p.m. 程度迄しか實驗が出来ないこの真鍮翼車は失敗に歸した譯であるが、それでも 10000 r.p.m. 迴の範囲で 18枚翼の方を用ひて、18枚、9枚、6枚と實驗して見た。この場合、例へば 9枚にした場合には、第4圖の如くこれまで翼の取付けてあつた背板には何等加工を施さなかつた。

これで先づ第1次の實驗を終つた譯であるが、回轉が 10000 r.p.m. 程度では翼數の影響が顯著には表れぬと考へ、次に實物翼車を用ひ、これを16枚から8枚、4枚と翼數を減じて行つて、18000 r.p.m. 迴の比較實驗を行つた。この場合の翼車の寸法は第6圖に示してある。この場合は翼數を減す毎に背板に圖の如き加工をして實際の場合に近づけた。

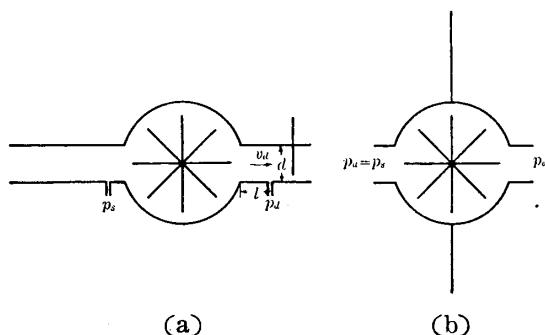


第6圖 實物翼車 [翼數 16, 8, 4, の三種]

#### IV. 實驗結果とその考察

前述した様に、この實驗では導流翼は 10 枚として置き、眞鍮翼車で翼數 18 枚、9 枚、6 枚の 3 種の場合を翼車回轉數 10000 r.p.m. 迄の範圍で行ひ、次に實物翼車で 16 枚、8 枚、4 枚の場合を正規回轉數 (18000 r.p.m.) まで實驗した譯である。それで實驗結果の考察に當つては、全體を 3 つに大別し、第 1 に眞鍮翼車の實驗結果、第 2 に實物翼車の實驗結果を述べ、第 3 に此等を一括した比較を行ふ事とした。

實驗結果の整理に當つて特に留意した點は、從來の空氣量に對する吐出壓力、壓力比、傳動馬力の變化で比較したのでは嚴密な比較にならないので、吐出壓力、吸入壓力を流速が 0 の場合に於ける値に取つて、デイメンション關係で比較したと云ふ點である。この實驗裝置では、第 1 圖からも推定出来る様に、吸入壓力  $p_s$ 、吐出壓力  $p_a$  は空氣の流れてゐる處で測定してゐる。從つて空氣の流速に依り  $p_a$ 、 $p$  の値は變化する性質のものである。翼數を變化すると當然空氣量は變化する筈であるから、この  $p_a$ 、 $p$  をその儘用ひて壓力比  $p_a/p_s$  等を比較して見ても餘り意味が無いのである。この場合の實驗裝置の骨組圖を圖示すると第 7 圖 (a) の如くであるから、この儘で比較せずに理想的の場合即ち第 7 圖 (b) の如く無限に大きい室から吸入管なしで吸入し、これを無限に大きい室に吐出する場合として比較しなければ嚴密な意味で正しくないのである。第 7 圖 (a)



第 7 圖

の場合、大氣壓を  $p_a$  とすると

$$p_a = p_s + \rho \frac{v_s^2}{2g} + \text{吸入管内の摩擦、彎曲等に依る壓力損失}$$

の關係があるから、吸入壓力としては速度 0 の處では  $p_s$  の代りに  $p_a$  を採つて比較すべきである。又吐出壓力としては、第 7 圖 (b) の  $p_a$  に (a) の場合から換算するには

$$p_a + \rho a \left( \frac{v_a^2}{2g} + \lambda \frac{l}{d} \frac{v_a^2}{2g} \right)$$

の如く、即ち測定した  $p_a$  に速度頭と管内摩擦とを加へたものを吐出壓力  $p_a$  とすべきである。この實驗では  $l$  の長さは 50 mm 程度の短いものであつたので、摩擦

の項は省略し、 $p_a + \rho_a \frac{v_a^2}{2g}$  の計算を行つた。勿論  $d$  なる指標は吐出管に對する諸元の意味である。従つて壓力比としては  $p_a + \rho_a \frac{v_a^2}{2g} / p_a$  を採用した譯である。又溫度の方も吸入溫度  $T_s$  の代りに  $T_a$  を採用する譯である。斯様に壓力比として  $p_a + \rho_a \frac{v_a^2}{2g} / p_a$  を探ると、全斷熱効率も壓力比  $p_a/p_s$  で計算した場合と違つて来る。以後、前者の壓力比に依り計算した全斷熱効率を  $\eta_1$ 、 $p_a/p_s$  に依り計算したもの  $\eta_2$  として示してある。以上のように速度頭を入れて、これにディメンション關係を採用して厳密な比較を行つた譯である。

ディメンション關係とは、過給機の特性の表はし方として既に知られてゐる關係である。これは過給機の性能に關與する因子を考へて、これをバツキンガムの  $\pi$  定理で整理して決めた關係である。即ち

- $p_s, p_a$  ……吸入壓力、吐出壓力
- $\rho_s, \rho_a$  ……吸入密度、吐出密度
- $n$  ……翼車回轉數
- $P$  ……傳動馬力—損失馬力（軸承摩擦、齒車裝置傳動馬力等）
- $w$  ……空氣量（重量）
- $T_s, T_a$  ……吸入溫度、吐出溫度 °K
- $\eta$  ……斷熱溫度効率又は全斷熱効率

とした時、

$$p_a/p_s, \rho_a/\rho, T_a/T_s, P/wn^2, \eta = f\left(\frac{w\sqrt{T_s}}{p_s}, \frac{n}{\sqrt{T_s}}\right)$$

と云ふ關係である。即ち翼車回轉數の代りに  $\frac{n}{\sqrt{T_s}}$ 、空氣量  $w$  の代りに  $\frac{w\sqrt{T_s}}{p_s}$  を採つてディメンションのない量即ち壓力比  $p_a/p_s$ 、密度比  $\rho_a/\rho$ 、溫度比  $T_a/T_s$  等を比較しようとするものである。

この實驗の場合は  $p_s$  の代りに  $p_a$  とし、 $p_a$  の代りに  $p_a + \rho_a \frac{v_a^2}{2g}$  を用ひるべきは勿論で、更に  $\rho_s$  は  $\rho_a$ 、 $T_s$  は  $T_a$  となる筈である。このディメンション關係は前述した様に、バツキンガムの  $\pi$  定理で導いたものであるが、これはユニークに決る體のものではない。外にも種々のディメンションのない因子の組合せ方があるので、これ等に就ては更に吟味する必要がある。又このディメンション關係は遠心過

(4) R. S. Capon, G. V. Boooke ; The Application of Dimensional Relationships to Air Compressors, with Special Reference to the variation of Performance with Inlet Conditions, R. & M. No. 1336.

(5) Doherty and Keller ; Mathematics of modern Engineering, Vol. 1. 1936 年 144/155 頁。

給機の寸法効果は小であると假定し、過給機のケーシングから外部への熱流を省略<sup>(6)</sup>してあり、又翼車、導流翼に於ける摩擦損失、渦流損失等を考慮に入れてない點で、決して完全無缺のものではないのである。又馬力関係として入つて来る  $P$  は、傳動馬力—損失馬力で、この損失馬力は實測困難なものであるから、 $P$  の實測は困難である。

それで、この實驗結果の整理に於ては、傳動馬力は損失馬力を含んだものをその儘 デイメンション 無しにせずに、この比較には  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ ,  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  でなしに  $n$  と  $w$  とを從来通り用ひた譯である。又過給機で壓力分布等もディメンションを持つてゐるのであるから、これの整理には  $w$  と  $n$  とを用ひるの外無いのである。更にディメンション関係で比較すると、考へ様で實際から多少遠ざかる不便もあると云ふ氣がするので、從前通りの整理も併用して参考とした。

## (1) 真鍮翼車の實驗

これは第 3 圖に示した様な真鍮翼車の實驗で、翼數は 18 枚、9 枚、6 枚の 3 種を回轉數 10000 r.p.m. 程度迄の範圍で行つた譯である。

### (1.1) 18 枚翼車の實驗

この實驗結果は第 2 表に示してある。

#### (1.1.1) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ に對する性能

$\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  と壓力比の變化を第 8 圖に、密度比を第 9 圖、溫度比を第 10 圖、全斷熱効率を第 11 圖に示してある。空氣量に相當すべき  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對して直線的である。この場合、全斷熱効率  $\eta_1$  は前述した様に壓力比  $p_a + \rho_a \frac{v_a^2}{2g} / p_a$  を基礎として計算したものである。

#### (1.1.2) 吐出面積に對する性能

これは實際的には餘り意味が無いが、過給機の性能を了解する上に便利であるから、第 12 圖～第 15 圖に示してある。

---

(6) これ等を考慮に入れることは困難とは思ふが。

(I.I.3)  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する性能

これはディメンション關係で過給機の性能をプロットした場合、特性曲線と呼ぶべきものである。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する溫度比と壓力比を第 16 圖に、密度比と全斷熱効率  $\eta_1$  とを第 17 圖に示してある。これ等は遠心過給機の一一般的の傾向と同様で特筆すべき事もない。

(I.I.4) 過給機内壓力と半徑

これは前述の如く、壓力測定孔  $p_1, p_2, p_3, p_4, p_5, p_6$  の位置を翼車軸中心から半徑で表はして、これに對して壓力分布をプロットしたもので、半徑 102.9 mm 迄の 3 點が翼車内、それから 144.8 mm 迄の 3 點が導流翼内に於ける壓力であり、吐出面積 0, 10, 20, 35, 50, 75 cm<sup>2</sup> に對して第 18 圖～第 23 圖に示してある。各吐出面積に對して翼車回轉數を 11000 r.p.m., 8000 r.p.m., 5000 r.p.m. の 3 つの値に一定して示してある。吐出面積の増減即ち空氣量の増減に對して翼車から導流翼への移り變りが順調であることが、翼數の少い 6 枚翼等（後述）の場合に比し首肯出来る。尙半徑 0 の位置に示してある壓力は吸入壓力  $p_s$  である。

(I.I.5) 過給機内壓力と空氣量

これは空氣量に對して前述の壓力分布をプロットし直したもので、翼車回轉數 11000 r.p.m., 8000 r.p.m., 5000 r.p.m. に對して第 24 圖～第 26 圖に示してある。この圖には吸入壓力、吐出壓力も附加してあるから過給機内の壓力上昇の有様が良く判定出来る。

以上は 18 枚翼で性能の良い場合の實驗結果であるが、次に述べる 9 枚、6 枚の場合と比較して見るとその優劣が良く判る。たゞこの實驗に 11000 r.p.m. 程度以上がないので、その差は後述の實物翼車の場合程は歴然としない憾みがある。

(1.2) 9 枚翼車の實驗

實驗結果の數値は第 3 表に示してある。

(1.2.1)  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する性能

種々の吐出面積に對して第 27 圖～第 30 圖に示してある。 $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値は、18 枚翼の場合（第 8 圖）に比し同じ吐出面積に對して減少を示してゐる。その他、壓力比、密度比、溫度比等も變化してゐる事が知れる、これ等の比較は一括して後述しよう。

## (1.2.2) 吐出面積に對する性能

第 31 圖～第 34 圖に示す。

(1.2.3)  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する性能

第 35 圖、第 36 圖に  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する壓力比、全斷熱効率、密度比、溫度比を示してある。

## (1.2.4) 過給機内壓力と半徑

吐出面積 0, 10, 20, 35, 50, 75 cm<sup>2</sup> に對して第 37 圖～第 42 圖に示してある。翼車回轉數は 18 枚の場合同様 11000 r.p.m., 8000 r.p.m., 5000 r.p.m. の 3 種であるが、18 枚の場合と比較して翼車から導流翼への壓力の移り變り方が、空氣量の少い場合は良いが、空氣量の多い第 40 圖～第 42 圖邊りでは滑らかに行つてゐない。即ち翼先端と導流翼入口の間隙が有効に働くでないのと、翼數が少くなつた爲、翼前面と後面との壓力差が増大して導流翼に入れず一部の空氣は翼の内部へ逆流してゐる事をこの結果は裏書してゐる。この傾向は後述の 6 枚翼では更に著しくなる。

## (1.2.5) 過給機内壓力と空氣量

翼車回轉數 11000 r.p.m., 8000 r.p.m., 5000 r.p.m. に對して第 43 圖～第 45 圖に示してある。

以上で 9 枚翼の實驗結果の記述を終り、今度は 6 枚翼である。

## (1.3) 6 枚翼車の實驗

實驗結果は第 4 表に示してある。

(1.3.1)  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する性能

吐出面積 20, 35, 50, 75 cm<sup>2</sup> に對する實驗結果が第 46 圖～第 50 圖に示してある。吐出面積 0, 10 cm<sup>2</sup> の場合がこの實驗では缺けてゐるが、これは真鍮翼車が遂に破壊し去つて終つたからである。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値は 18 枚、9 枚の場合に對し、同じ吐出面積の處で更に減少を示してゐる。

## (1.3.2) 吐出面積に對する性能

$\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の 600, 500, 400, 300 に對し夫々第 51 圖～第 55 圖に示してある。

(1.3.3)  $\frac{w_1 \sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する性能

第 56 圖、第 57 圖に示してある。

#### (1.3.4) 過給機内壓力と半徑

吐出面積 20, 35, 50, 75 cm<sup>2</sup> に對し第 58 圖～第 61 圖に示してある。空氣量の少い處では、翼から導流翼への壓力の移り具合は圓滑であるが、空氣量が多い第 60 圖、第 61 圖の場合等は壓力に段が付く。殊に第 61 圖では翼車で折角高まつた壓力は導流翼に入る際に低くなつて終ふ。これ等は翼數があまり少い爲に、翼前面と後面の壓力差が甚しく翼内でも逆流が起つてゐるし、又導流翼に入らうとしても翼後面の壓力が餘り低いので、其處へどんどん逆流をして壓力損失が起り、却つて導流翼で壓力が低くなる事を意味する譯である。これは明らかに翼數の過小を示す事になる。

#### (1.3.5) 過給機内壓力と空氣量

翼車回轉數 11000 r.p.m., 8000 r.p.m., 5000 r.p.m. に對して夫々第 62 圖～第 64 圖に示してある。第 62 圖、第 63 圖に見る様に、翼車先端から導流翼への移りで、空氣量の多い場合、壓力が逆に低下する事が明らかに見受けられる。

更に第 62 圖を 18 枚の場合の第 24 圖、9 枚の場合の第 43 圖等に比較すれば翼數を減少する程、その過給機の容量が減る。換言すれば空氣量の範圍も壓力の範圍も同じ回轉數の場合で比較すると縮まつて來る事が判る。

## (2) 實物翼車の實驗

以上述べた眞鍮翼車の實驗では翼數 18 枚、9 枚、6 枚の 3 通りの場合を實驗したのであるから、大體翼數が多い方が良い事が判つたのであるが、翼車回轉數が 11000 r.p.m. 程度迄しか出來なかつたので、更に實物翼車を用ひて翼を段々に切り取つて行き、16 枚、8 枚、4 枚の 3 種の場合を實驗して見た。

### (2.1) 16 枚翼車の實驗

この場合の實驗結果は第 5 表に示してある。

#### (2.1.1) 翼車回轉數に對する性能

この翼車回轉數に對する性能と、次の吐出面積、空氣量に對する性能はディメン

ション的のプロットではない。従つて圧力比は従前通りの  $p_d/p_s$  即ち速度頭を加へないものを採用し、又この圧力比  $p_d/p_s$  を基礎として全断熱効率を計算してある。

種々の吐出面積に於ける翼車回転数に對する性能は第 65 圖～第 70 圖に示してある。回転数に對し空氣量は直線的に變化する事は當然の事である。

#### (2.1.2) 吐出面積に對する性能

種々の回転数に對し第 71 圖～第 74 圖に示してある。これも参考の程度である。

#### (2.1.3) 空氣量に對する性能

これは、これ迄遠心過給機の性能曲線として用ひてゐたもので、第 75 圖～第 78 圖に示してある。この過給機は柄の割に空氣量が多くて圧力比の低い蒸發過給機の如きものである。そして第 2 圖に見る様に導流翼は 10 枚と云ふ普通のものより遙かに少數になつてゐる。それで、導流翼数も多く圧力比の高い過給機と導流翼の無い過給機とを結合した様な性能を持つてゐる。即ち第 75 圖に於て、吐出壓力  $p_t$  は空氣量に對して、空氣量の多い處で相當平らになつてゐる。これは導流翼のない過給機に特有の性能である。多數の導流翼を持つた圧力比の高い過給機では、空氣量の增加と共に吐出壓力はもつと急激に降下してゐる。その他の性能に就ては、一般過給機と大差がないから、茲には論じない事とする。

#### (2.1.4) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ に對する性能

これはデイメンション關係でプロットしたものであり、第 79 圖～第 83 圖に示してある。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對して直線的である。密度比は第 81 圖に見る様に吐出面積の極く大きい處即ち  $110 \text{ cm}^2$ ,  $90 \text{ cm}^2$  邊りと極く小さい  $10 \text{ cm}^2$ ,  $5 \text{ cm}^2$  邊りで  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の増加と共に減少してゐる。吐出面積の小さい處では  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の増加と共に溫度は猛烈に上昇するが、吐出壓力は左程上昇しない爲に起る譯で、吐出面積の大きい處でも溫度上昇の方が壓力上昇よりも著しい結果斯る事が起り得る譯で、その他の處では密度比は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  と共に増してゐる。

#### (2.1.5) $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ に對する性能

これもデイメンション關係に依る表はし方で、壓力比、密度比、溫度比、全斷熱効率は夫々第 84 圖～第 87 圖に示してある。この場合、壓力比としては上述の (2.1.4) の場合と共に屢述した様に  $p_d + \rho_a \frac{v_d^2}{2g} / p_a$  を採つてあり、従つて全斷熱効

率もこの圧力比を基礎とした  $\eta_1$  である。第 84 図の  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に對する圧力比は、これ迄屢々經驗した空氣量に對する圧力比と同様の傾向である。同圖に點線で示してあるのは、全斷熱効率  $\eta_1$  の等しい點を結んだ等全斷熱効率曲線である。

第 85 圖で密度比は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の 400, 300 邊りで複雑な形狀をしてゐるが、これも後述する 8 枚、4 枚の場合と同様の傾向である。第 86 圖は溫度比であるが、これは空氣量に對する溫度上昇の曲線と大體傾向が同一である。

#### (2.1.6) 過給機内壓力と半徑

これは種々の吐出面積に對して第 88 圖～第 97 圖に半徑に對して示してある。半徑の小さい方からの最初の 3 點が翼車で、第 3 の 102.9 mm の點が翼車先端、第 4 の 109.1 mm の點が導流翼入口で残る 2 點が導流翼の中間と出口であることは前述した通りである。

翼數が 16 枚であるから、壓力上昇の有様が非常に優秀である。

#### (2.1.7) 過給機内壓力と空氣量

これは過給機内壓力を空氣量に對してプロットしたもので、翼車回轉數 18000 r.p.m., 14000 r.p.m., 10000 r.p.m. に對し夫々第 98 圖～第 100 圖に示してある。

これ等の圖で見受けられる様に、吸入壓力は空氣量の增加と共に負壓になる一樣の傾向を示してゐるが、空氣が一旦翼車に入ると既に過給機の吐出壓力  $p_d$  の示す様な特性を持つに至り、漸次壓力が高まつて行くと云ふ事が判る譯で、この圖で實に良く過給機の特性が把握出来る様な氣がする。又導流翼出口の壓力より吐出壓力  $p_d$  の方が空氣量の 0.85 kg/sec. 以上及び 0.2 kg/sec. 以下（第 98 圖）で低目になつてゐるのは、渦流室がこの範圍で餘り有効に働いて居ない事を示すものであるがこの過給機としては實用範圍外であるから差支りは無い譯である。

以上で 16 枚の場合の實驗結果の記述を終つたから、次は 8 枚の場合へ行く。

### (2.2) 8 枚翼車の實驗

この場合の實驗結果は一括して第 6 表に示してある。

#### (2.2.1) 翼車回轉數に對する性能

翼車回轉數に對する空氣量、吐出壓力、壓力比、溫度上昇、傳動馬力、全斷熱効率の變化は第 101 圖～第 106 圖に示してある。

空氣量が同じ吐出面積の處で、16 枚の場合より減少してゐる事は當然の事である。吐出壓力、溫度上昇等翼車回轉數に對して 2 乗附近の變化をしてゐると思へる

が、果して何乗になつてゐるかは検べてない。

#### (2.2.2) 吐出面積に對する性能

種々の回轉數に對して第 107 圖～第 110 圖に示してある。普通の性能であり、取り出で云ふ事もない。

#### (2.2.3) 空氣量に對する性能

空氣量に對し吐出壓力、壓力比、傳動馬力、全斷熱効率を第 111 圖～第 114 圖に示してある。第 111 圖には等全斷熱効率曲線を示してある。吐出壓力、吸入壓力には速度頭を含まず、從つて全斷熱効率もこれを基として計算してゐる事は、これ迄も屢々述べた通りである。

#### (2.2.4) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ に對する性能

愈々デイメンション關係に依るプロットである。種々の吐出面積に對し第 115 圖～第 119 圖に示してある。

#### (2.2.5) $\frac{w_1 \sqrt{T_a}}{p_a}$ に對する性能

前述の  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する性能をプロットし直したものである。 $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 1000 \sim 300$  に對し壓力比、密度比、溫度比、全斷熱効率を夫々第 120 圖～第 123 圖に示してある。尙第 120 圖には等全斷熱効率曲線も示してある。

#### (2.2.6) 過給機内壓力と半徑

今まで屢々述べたものと同様、半徑に對する壓力分布で第 124 圖～第 136 圖に示してある。

吐出面積の  $0 \text{ cm}^2$  から  $40 \text{ cm}^2$  (第 124 圖～第 132 圖) 邊り迄は壓力上昇具合は良いが、もつと吐出面積の大きくなつた即ち空氣量の増した第 133 圖以後は 16 枚の場合に比較して翼車出口と導流翼入口との境に壓力の段が付く。第 136 圖に至つては逆に導流翼入口で壓力が下降してゐて、餘り感心出來ない。

#### (2.2.7) 過給機内壓力と空氣量

今度は過給機内壓力を空氣量に對してプロットしたもので、翼車回轉數 18000 r.p.m., 14000 r.p.m., 10000 r.p.m., 6000 r.p.m. に對して第 137 圖～第 140 圖に示してある。

例へば第 137 圖に於て翼車先端から導流翼入口迄の間隙が、空氣量の多い處で壓

力上昇に役立つてゐない事が見受けられる。

以上で 8 枚翼の実験結果を終る。今度は最後の 4 枚翼の場合である。

### (2.3) 4 枚翼車の実験

実験結果は第 7 表に示してある。

#### (2.3.1) 翼車回転数に対する性能

翼車回転数に対する空気量、吐出圧力、圧力比、温度上昇、傳動馬力、全斷熱効率を種々の吐出面積に對して第 141 圖乃至第 146 圖に示してある。空気量は同じ吐出面積、同じ翼車回転数に對して 16 枚翼、8 枚翼の場合に比し減少を示してゐることが判る。これ以外特に特記することもない。

#### (2.3.2) 吐出面積に対する性能

翼車回転数の種々の値に對し、吐出面積に對する性能を第 147 圖～第 150 圖に示す。

#### (2.3.3) 空気量に對する性能

第 151 圖～第 154 圖にこれを示してある。第 151 圖は空気量と吐出圧力との關係であるが、これには之迄と同様、等全斷熱効率曲線を點線で示してある。

#### (2.3.4) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ に對する性能

$\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對する  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ 、圧力比、密度比、溫度比、全斷熱効率を夫々第 155 圖～第 159 圖に示してある。

#### (2.3.5) $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ に對する性能

これは空気量と翼車回転数に對する性能曲線の代りに、デイメンション關係で表はしたものであることは今まで屢々述べた。第 160 圖が  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  と壓力比  $p_d + p_a$   $\frac{v_a^2}{2g}/p_a$  の關係で、點線は等全斷熱効率曲線である。第 161 圖は  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  と密度比  $\rho_d/\rho$ 、第 162 圖は  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  と溫度比、第 163 圖は  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  と全斷熱効率  $\eta_1$  の關係を種々の  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  に對してプロットしたものである。

#### (2.3.6) 過給機内壓力と半徑

吐出面積 0～110 cm<sup>2</sup> の範囲を第 164 圖～第 176 圖に示してある。翼車が 4 枚

であるが、空気量の少ない處では壓力上昇の有様は優秀である。(第 164 圖～第 170 圖)。吐出面積が増し空気量が増すと、第 171 圖～第 176 圖に見る様に翼先端から導流翼への移り變りに段が付く。この傾向は第 172 圖、第 173 圖、第 174 圖邊り、即ち翼車回轉數 18000 r.p.m. の時、空氣量にして 0.53 kg/sec.～0.855 kg/sec. 邊りで最も著しく、翼内で壓力が高まつたものが導流翼へ入ると逆に低下して終ふ。この事はこれ迄も屢々述べたが、翼車が 4 枚ともなると、翼の前面と後面の壓力差は非常に大きいから、導流翼へは空氣は流れ込み難く、大部分が逆流して翼車に戻ることを意味する。更に空氣量が増して、第 175 圖の如く翼車回轉數 18000 r.p.m. の時 0.98 kg/sec. ともなると再び壓力上昇の工合が良くなつてゐるのは、この邊では餘り空氣量が多いので 4 枚翼でも相當一杯に空氣が流れても逆流が起り難いことを意味すると思へる。

#### (2.3.7) 過給機内壓力と空氣量

過給機内壓力分布を空氣量に對して示すと、第 177 圖～第 180 圖の如くなる。第 177 圖に見る様に空氣量 0.53 kg/sec. 以上になると翼先端と導流翼入口間の自由渦室の働きが殆んどなくなる事が判る。

以上長々と眞鍮翼車の 18 枚、9 枚、6 枚の場合、實物翼車の 16 枚、8 枚、4 枚の場合の實驗結果を述べ、これに多少の考察を加へて來た。次にこれを綜合的に考察して見よう。

### (3) 翼数の綜合的考察

愈々翼数の綜合的考察をする譯であるが、どんな比較方法に依れば良いかと云ふ事は問題である。比較の仕方は實に多い。例へば吸入面積、吐出面積を不變として置き、翼車回轉數を一定にした場合、翼數に依り例へば空氣量、壓力比、全斷熱効率等がどんな風に變化するかと云ふのも一つの比較であり、又空氣量を一定にする様に翼車回轉數を調整したり、又は吸入或は吐出面積を加減したりして、外の性能が翼數でどう變化するかと云ふのも一つの比較たり得る。斯く比較の方法は實に多いが、茲では次の 3 種の比較方法を採用した。

即ち第 1 は過給機を綜合的に見た比較であり、例へば翼數が減ると空氣量が減つて壓力比も減るとかそう云ふ風な全體的に觀た比較である。第 2 はデイメンション的に見て同じ  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_u}$  の値の處で翼數が變化すると、壓力比、密度比、溫度比、全斷熱効率等はどう變化するかと云ふ比較方法である。これは翼車回轉數  $n$  と空氣量  $w$  とで比較することも出来るが、デイメンション的に比較した方がより厳密であると考へてこの方法に依つた譯で、これが最も理想的の比較方法ではない

かと思ふ。第3の方法は翼数に依る各因子の最大値の比較である。例へば全断熱効率にしても翼数が變化すると、その最大値は同じ  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の處に止まらずに移動するから、第2の比較方法ではこの點が實用的に見て一寸困る氣もするので、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  を一定にして  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  に無關係に最大値を比較して見た譯である。

尙翼数の影響を見るのに導流翼の角度を變へないでも良いかと云ふ議論がある。翼数が變ると翼の前面、後面の流速が變化するから翼先端からの平均の流出絶対速度の方向は翼数に依り違ふが、(3.2)の如く  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  を一定として比較する場合には翼車出口の平均の速度線圖は同様と見做せるから、導流翼の角度は變へないで良い譯である。又綜合的比較、最大値の比較ではこの事が多少問題となるが、導流翼は第2圖に示してある様に有つても無くても大差のない様なものであり、且計算で當つて見ても衝突損失は渦流損失に比較すると小さいものであるから、實際問題としては…々導流翼の角度を變へないでも差支へないと考へられる。

### (3.1) 総合的比較

先づ過給機全體として見た綜合的比較を行つて見よう。最初は真鍮翼車の場合に就き考察して見る。第181圖～第186圖が空氣量に對する性能を18枚、9枚、6枚の場合に就き比較したものである。第181圖は吐出壓力であるが、翼数18枚の場合が最高に出でゐる。吸入壓力の方は、第182圖に見る様に、餘り翼数の影響を受けない。壓力比は第183圖の様に同じ空氣量、同じ翼車回轉數で比較すると、翼数の多い程大となつてゐる。傳動馬力はどうかと云ふと、第185圖に見る様に翼数の多い方が多く要するが、それでは全断熱効率はと云ふと翼数の多い方が多少はあるが良い様である。

これ等の比較に於て、翼数を増すとその過給機の取扱ふ空氣量が増し、壓力比、傳動馬力が共に増すが、全断熱効率も亦多少良くなると云ふ傾向が判る。

次に同様の比較を實物翼車の16枚、8枚、4枚の場合に就き行ふと第187圖～第189圖の如くなる。これ等は空氣量に對し吐出壓力、壓力比、傳動馬力を比較したものである。

第187圖に見る様に、翼数が減ると空氣量が減少すると同時に吐出壓力も小となり、即ちその過給機の容量が減ることが、真鍮翼車の場合よりも判然と判る。壓力比にすると、第188圖で翼数8枚の方が却つて高い處も出てゐるが、これは速度頭を含まぬ壓力比であるから、これで8枚翼を直ちに有利とする事は差控へなければならない。傳動馬力はどうかと言ふと第189圖の様に、16枚が最も多く要し、4枚が最も少いことは當然とも思へるし、真鍮翼車の場合の傾向とも同様である。

以上更に立體的に示して見ると、第 190 図～第 192 図の如くなる。第 190 図に見る様に、翼数の多い方がどの空氣量、翼車回轉數でも吐出壓力は高く出る。第 192 図に見る様に、全斷熱効率も翼数の多い程良い。

以上は空氣量、翼車回轉數を基とした比較で、實用には便利であるが、多少嚴密さを缺いてゐるので、次にディメンション關係に依つて全體的に比較して見よう。この場合、前述した様に、壓力比には速度頭を入れて計算し、つまり第 7 図 (b) の如く過給機の吸入管、吸出管の影響を全く取去つたものに就いて比較してゐる事になる。第 193 図～第 195 図がこれである。

ディメンション關係に依つて比較すると、同じ  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ ,  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の處で壓力比は翼数の多い方が必ず多い。この事は前の第 188 図の如き 8 枚翼の方が空氣量の或る値では却つて壓力比が高く出る事と違つてゐる。そして第 193 図から判る様に、壓力比の最大になる  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値は翼数の減少と共に  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の多い方に移動し、且つ曲線の形狀が違つて來ると云ふ事が判る。

密度比の方はどうかと云ふと、翼数の多い方が大體に於て高目であるが、その最大になる  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値は翼数の減少と共に  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の減る方に移動してゐるのは、壓力比の傾向と逆である。

全斷熱効率も第 195 図に示す様に、翼数の多い方が良く、その最大になる  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値は翼数の増加と共に増加してゐる。

以上で綜合的比較を終るが、之を要するに、翼数が減るとその過給機の  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ 、壓力比が減り（即ち容量が減り）、密度比、全斷熱効率も低下する。換言すれば翼数の減少と共に全體的に性能が低下する事が知れる。

### (3.2) $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$ , $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$ を一定とした時の翼数の影響

この比較方法が最も嚴密な翼数の比較と考へられるのでこれを行つて見た。即ち同じ  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  で翼車が回轉し、同じ流量  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  が流れてゐる時、翼数に依りどんな性能の變化が起るかと云ふ比較である。

#### (3.2.1) 壓力比の比較

流量  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の一定の場合、翼数に依り壓力比がどう變化するかと云ふと、第 196 図～第 198 図の如くなる。即ち  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 15$  邊り（第 196 図）の流量の多い處では

翼数が増すと圧力比が高くなるが、圧力比の増し方が著しい。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 10$  になると、圧力比の増し方は緩かになり、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の変化に對しては一様な變り方である。

更に流量が減つて  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 5$  になると（第 198 圖）、翼数の增加に依る圧力比の増加は餘り目立たなくなるが、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 1000$  邊りでは 8 枚以下になると圧力比は急激に低下する。同圖には點線で眞鍮翼車の實驗結果も示してあるが、實物翼車の場合と傾向は似てゐるが、完全に一致してゐないのは眞鍮翼車は第 3 圖に示した様に翼をビス止めして、翼内の流れの斷面が多少減少し、摩擦損失も増してゐると考へられるから當然である。

同じ事を逆に  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  を一定にしてプロットし直すと第 199 圖～第 201 圖の如くなる。

以上の事から、 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の多い程、又  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の高い程、翼数に依る圧力比の増加は大であり、 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の小さい處でも  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  が高いと翼数の 8 枚以下位では急に圧力比が低下する事が知れる。

### (3.2.2) 密度比の比較

今度は密度比である。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 15, 10, 5$  に對し夫々第 202 圖～第 204 圖に示してある。圖から密度比も  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  が 15, 10 邊りでは翼数と共に増大し、 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の高い方が増大し方も多い事が判る。 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  が 5 位の少量になると、翼数の増加に依つて密度比はあまり増加しなくなる（第 204 圖）。 $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 1000, 900$  邊りの高速回轉の處では、却つて翼数 8 枚～10 枚邊りが密度比が高い處もあるが、この邊はこの過給機としては常用範圍でないから、全體として見れば矢張り密度比も翼数を多くする程高くなると云へる。

尙第 205 圖～第 207 圖はこれを  $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = \text{一定}$  としてプロットし直したものである。

### (3.2.3) 溫度比の比較

$\frac{n}{\sqrt{T_a}}, \frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  が一定の時、翼数に依り溫度比はどう變化するかと云ふと第 208

圖～第 210 圖の如くなる。即ち  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 15$  の處では、溫度比は翼數の多い程多少高いが、 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 10$  の處では翼數 10～12 邊りに最大値があり、更に  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  が減つて 5 になると又翼數の多い方が高くなる。即ち溫度比は  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の値如何で傾向が違ふが、その増減は僅少であり、密度比が翼數を増す程良くなる以上、この事は激爆の限度を考へぬ限りあまり問題とならぬ性質のものである。

尙参考の爲  $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 1000, 900, 800$  の場合の曲線を第 211 圖～第 213 圖に示す。

#### (3.2.4) 全断熱効率の比較

$\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} = 15, 10, 5$  の場合を夫々第 214 圖～第 216 圖に示す。全断熱効率も翼數の多い程良いが、 $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の多い方が良くなり方が著しい。第 216 圖に於て、眞鍼翼車の場合も同様の傾向を示してゐる。

尙第 217 圖～第 219 圖は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  を一定としてプロットし直したものである。

以上でデイメンション関係で、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}}, \frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  の一定値に於ける比較を終つたがこの結論としては翼數の多い程性能の良いと云ふ極めて簡単な事實が判つた譯である。

### (3.3) 最大値の比較

上述の比較で翼數の影響は大略判明したのであるが、念の爲、各因子の最大値が翼數でどう變化するかを検べて見た。これを第 220 圖～第 222 圖に示してある。最大値に於ても、壓力比は翼數の多い方が良いが、8 枚邊りまでは大差なく、それ以下で急激に降下する。密度比は  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  の値で傾向が異り、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 1000 \sim 900$  邊りは 12 枚位が密度比が大であるが、 $\frac{n}{\sqrt{T_a}} = 800 \sim 500$  邊りでは翼數の多い方が高く、 $\frac{n}{\sqrt{T_s}} = 400 \sim 300$  になると翼數 8～11 枚邊りに極小の點が出来る。

全断熱効率も翼數の多い方が僅かであるが優秀である。

## V. 結 言

以上、遠心過給機の翼數に依りどの様に性能が變化するかを検べて見た。上述の

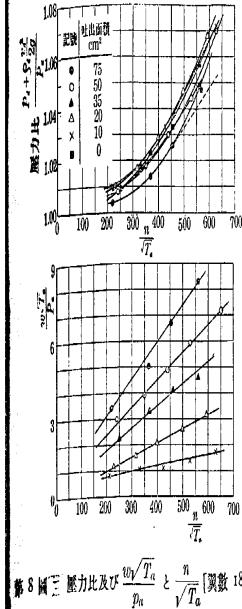
考察に於て翼數を増す程良い事が判つた譯である。併し乍ら翼數は無限に増せるかと云ふと、さうではない。翼數を増せば、同じ吸入口半径を保たうとすれば吸入面積が減つて来る。それで設計の方から無暗に翼數は増せないのである。

即ち結論としては「設計の許す範圍に於て出来るだけ翼數を多くする様に圖れ」と云ふ極めて簡単なる事柄となる。筆者等は翼數は空氣量、回轉數に依り種々有利なる點が出て来て、一概に結論を與へられまいと云ふ考へであつたが、實驗して見ると過給機理論の示す如く翼數の多い程良い事が判つた次第である。

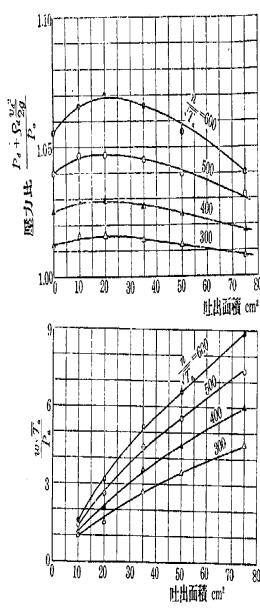
筆者等は目下遠心過給機の理論的考察を行ひつゝあるが、翼の表面に於ける摩擦損失は實際に當つて見ると渦流損失等に比して殆んど問題にならぬ程度である。この事はやがて翼數の多い方が有利な事を意味する譯である。

實驗に供した遠心過給機は柄の割合に空氣量の多い壓力比の低いものであるから、これで得た結果には翼表面の摩擦損失の影響は相當入つてゐる。それでも尚、翼數の多い方が有利なのである。もつと空氣量が少くて壓力比の高い過給機では勿論翼數を多くする方が有利であると云へると思ふ。従つてこの結論はすべての遠心過給機に對して押し廣められると考へる。

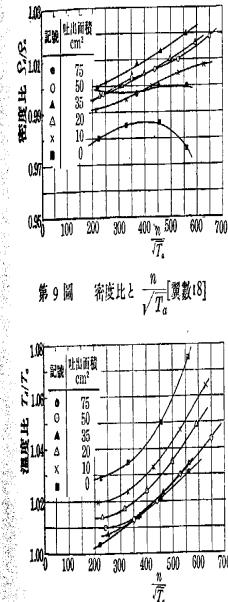
終りに富塚所員の御指導に對して感謝の意を表する。



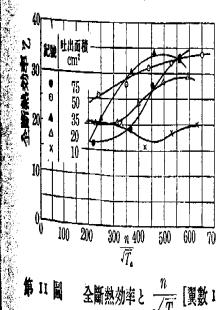
第8圖 壓力比及び  $\frac{w}{\sqrt{T_a}}$  と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 18]



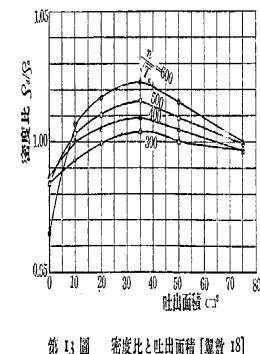
第9圖 密度比と  $\frac{n}{V_T_a}$  [翼数 18]



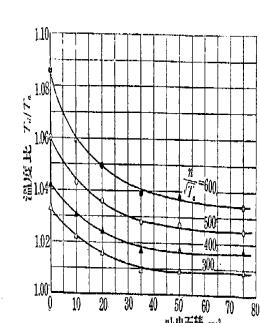
第10圖 溫度比と  $\frac{n}{V_T_a}$  [翼数 18]



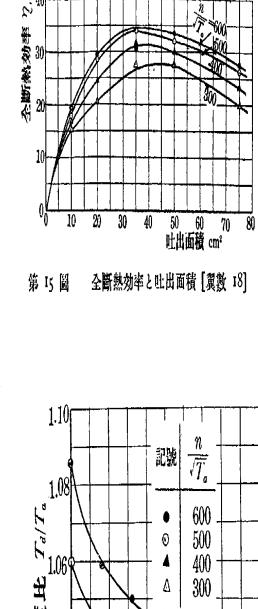
第11圖 全断熱効率と  $\frac{n}{V_T_a}$  [翼数 18]



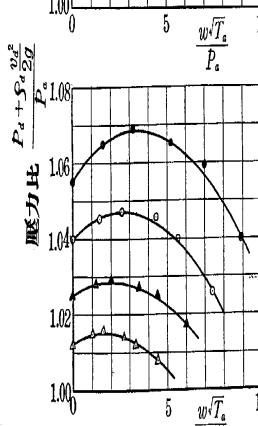
第12圖 壓力比及び  $\frac{w}{V_T_a}$  と吐出面積 [翼数 18]



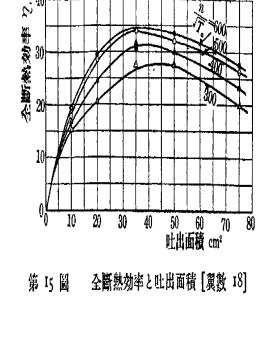
第13圖 密度比と吐出面積 [翼数 18]



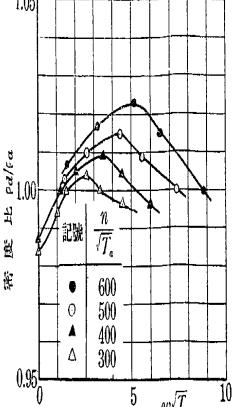
第14圖 溫度比と吐出面積 [翼数 18]



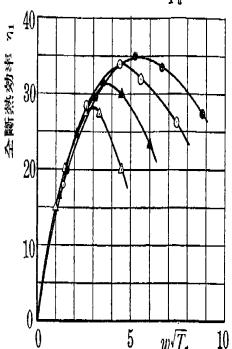
第15圖 全断熱効率と吐出面積 [翼数 18]



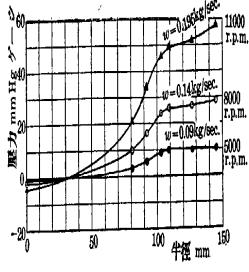
第16圖 壓力比と吐出面積 [翼数 18]



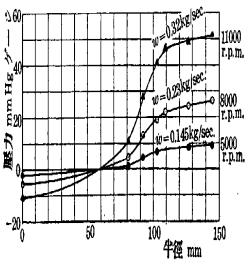
第17圖 密度比及び全断熱効率と  $\frac{w}{V_T_a}$  [翼数 18]



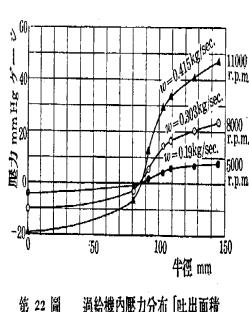
第18圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 0, 翼数 18]



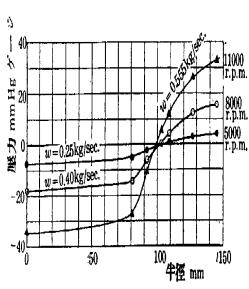
第19圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 20 cm<sup>2</sup>, 翼数 18]



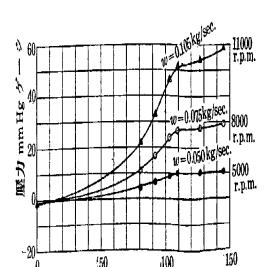
第20圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 35 cm<sup>2</sup>, 翼数 18]



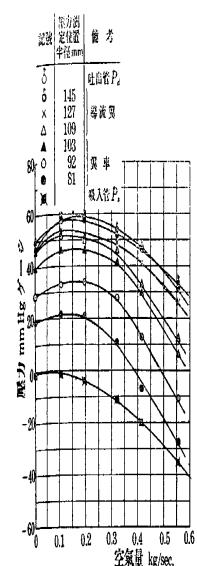
第21圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 50 cm<sup>2</sup>, 翼数 18]



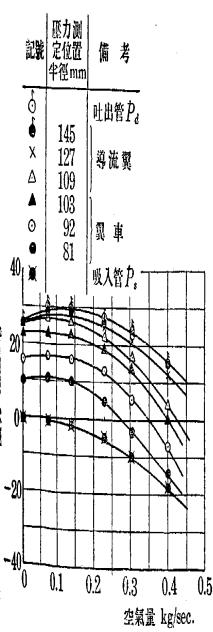
第22圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 75 cm<sup>2</sup>, 翼数 18]



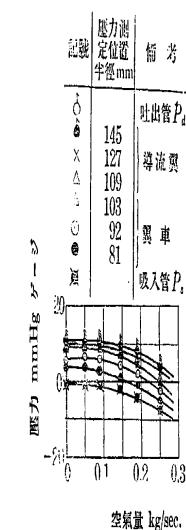
第23圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 100 cm<sup>2</sup>, 翼数 18]



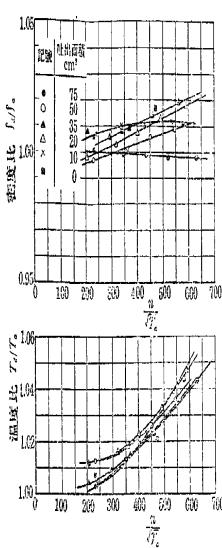
第 24 圖 過給機内壓力と空氣量  
[11000 r.p.m., 製數 18]



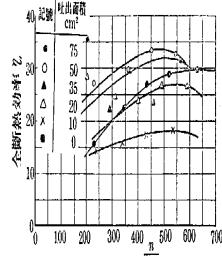
第 25 圖 過給機内壓力と空氣量  
[8000 r.p.m., 製數 18]



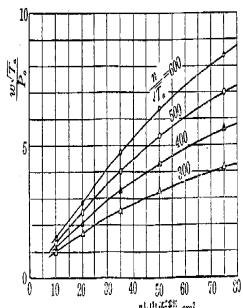
第 26 圖 過給機内壓力と空氣量  
[5000 r.p.m., 製數 18]



第 27 圖 密度比及び温度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [製數 9]



第 28 圖 全断熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [製數 9]



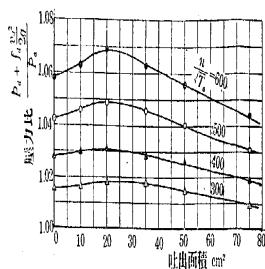
第 29 圖 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [製數 9]



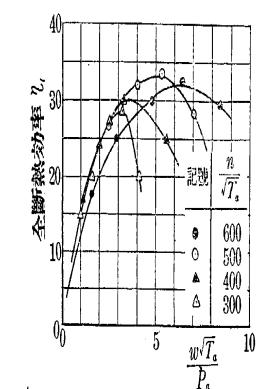
第 30 圖 全断熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [製數 9]



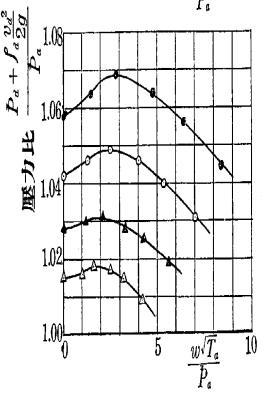
第 31 圖 全断熱効率と吐出面積 [製數 9]



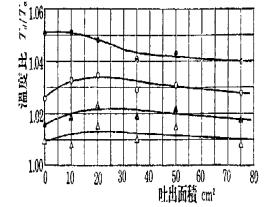
第 32 圖 壓力比と吐出面積 [製數 9]



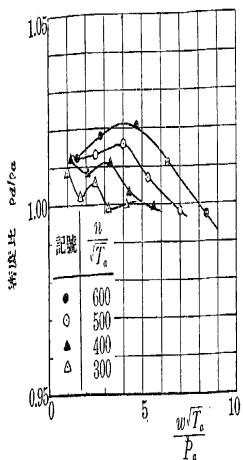
第 33 圖 全断熱効率と吐出面積 [製數 9]



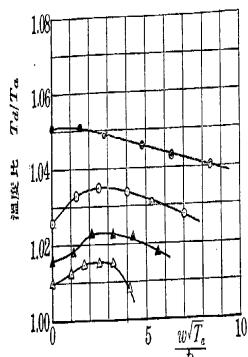
第 34 圖 全断熱効率と吐出面積 [製數 9]



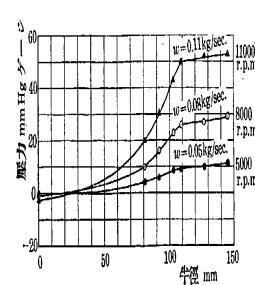
第 35 圖 全断熱効率と吐出面積 [製數 9]



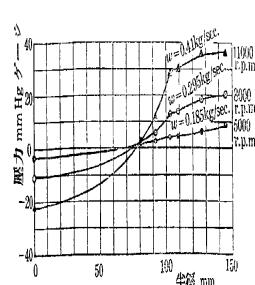
第38図 過給機内圧力分布 [吐出面積 10 cm<sup>2</sup>, 翼数 9]



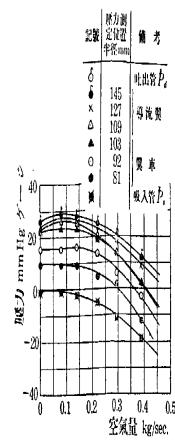
第39図 過給機内圧力分布 [吐出面積 20 cm<sup>2</sup>, 翼数 9]



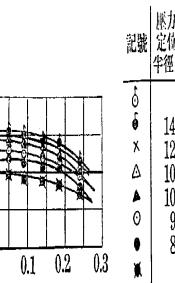
第41図 過給機内圧力分布 [吐出面積 50 cm<sup>2</sup>, 翼数 9]



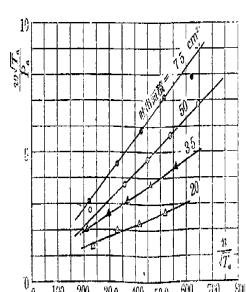
第42図 過給機内圧力分布 [吐出面積 75 cm<sup>2</sup>, 翼数 9]



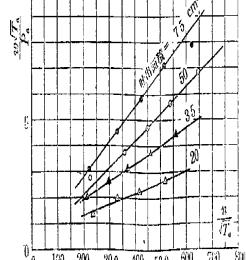
第44図 過給機内圧力と空気量 [8000 r.p.m., 翼数 9]



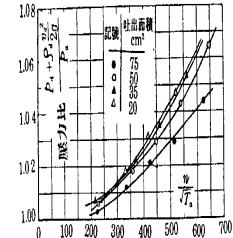
第45図 過給機内圧力と空気量 [5000 r.p.m., 翼数 9]



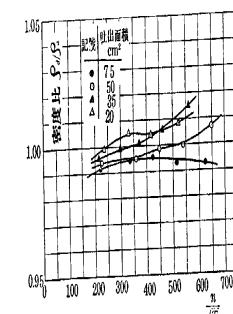
第46図  $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a}$  と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



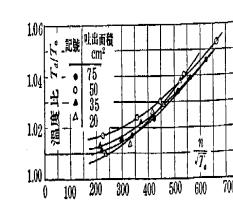
第47図 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



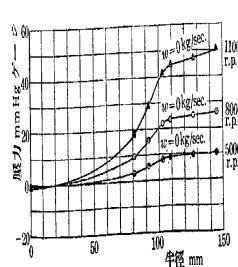
第47図 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



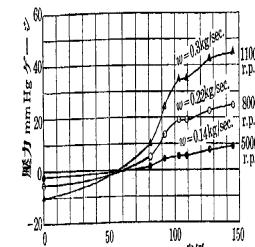
第48図 密度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



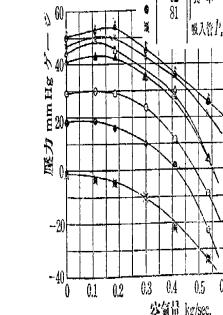
第49図 溫度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



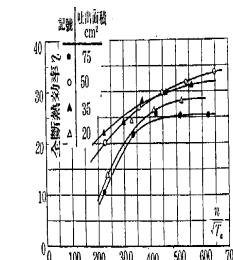
第37図 過給機内圧力分布 [吐出面積 0, 翼数 9]



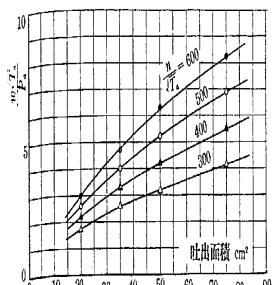
第43図 過給機内圧力と空気量 [11000 r.p.m., 翼数 9]



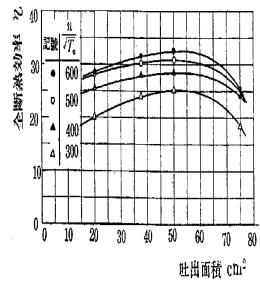
第46図  $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a}$  と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



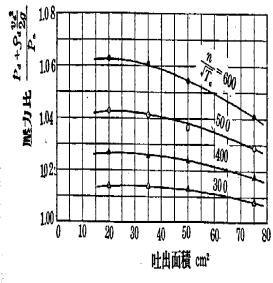
第47図 全断熱熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [翼数 6]



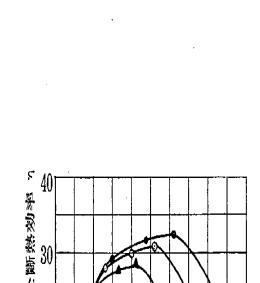
第51圖  $w\sqrt{T_a}/P_a$  と吐出面積 [翼數 6]



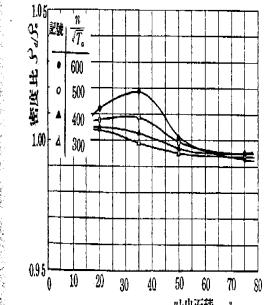
第55圖 全斷熱効率と吐出面積 [翼數 6]



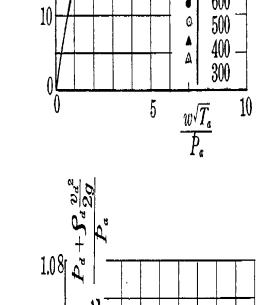
第52圖 圧力比と吐出面積 [翼數 6]



第53圖 密度比と吐出面積 [翼數 6]

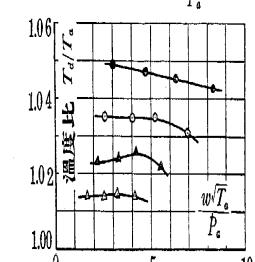
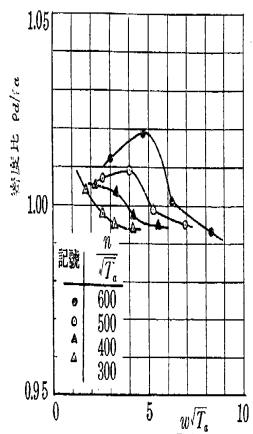


第54圖 溫度比と吐出面積 [翼數 6]

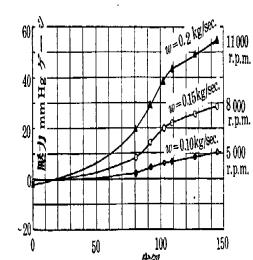


第56圖 全断熱効率及び壓力比と

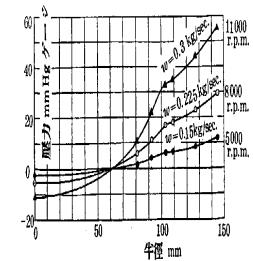
$$\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} \quad [\text{翼數 } 6]$$



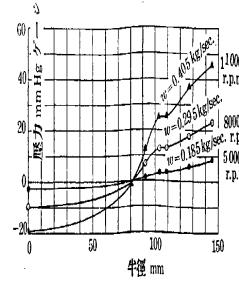
第57圖 密度比及び温度比と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a}$  [翼數 6]



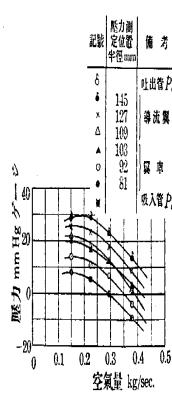
第58圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 20 cm<sup>2</sup>, 翼數 6]



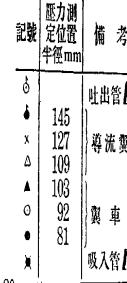
第59圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 35 cm<sup>2</sup>, 翼數 6]



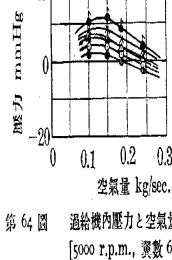
第60圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 50 cm<sup>2</sup>, 翼數 6]



第63圖 過給機内圧力と空氣量 [8000 r.p.m., 翼數 6]

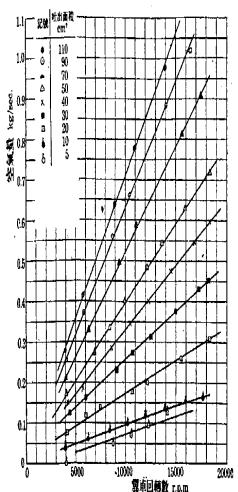


第61圖 過給機内圧力分布 [吐出面積 75 cm<sup>2</sup>, 翼數 6]

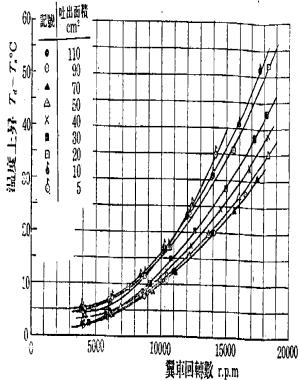


第64圖 過給機内圧力と空氣量 [5000 r.p.m., 翼數 6]

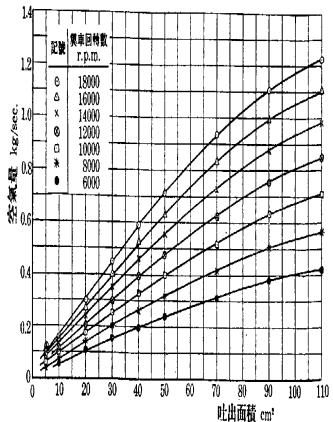




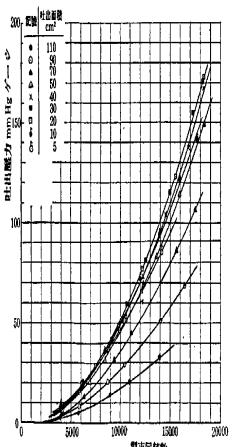
第 65 圖 空氣量と翼車回轉數 [表数 16]



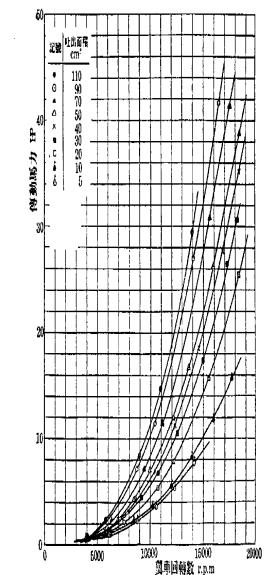
第 68 圖 溫度上昇と翼車回轉數 [表数 16]



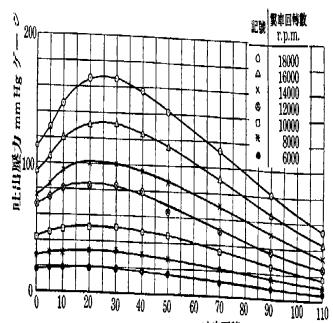
第 71 圖 空氣量と吐出面積 [表数 16]



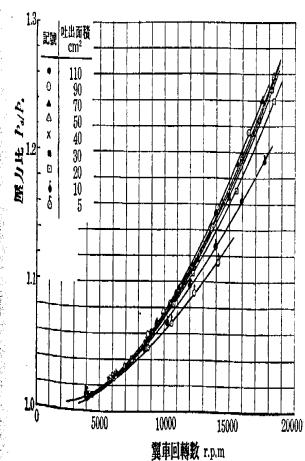
第 66 圖 吐出壓力と翼車回轉數 [表数 16]



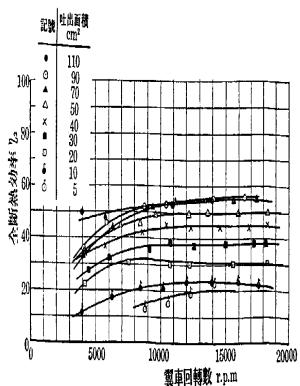
第 69 圖 傳動馬力と翼車回轉數 [表数 16]



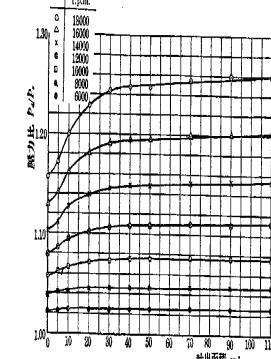
第 72 圖 吐出壓力と吐出面積 [表数 16]



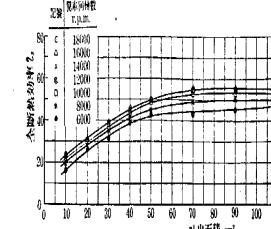
第 67 圖 壓力比と翼車回轉數 [表数 16]



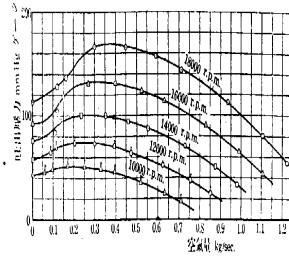
第 70 圖 全斷熱効率と翼車回轉數 [表数 16]



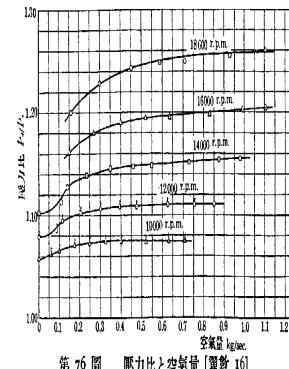
第 73 圖 壓力比と吐出面積 [表数 16]



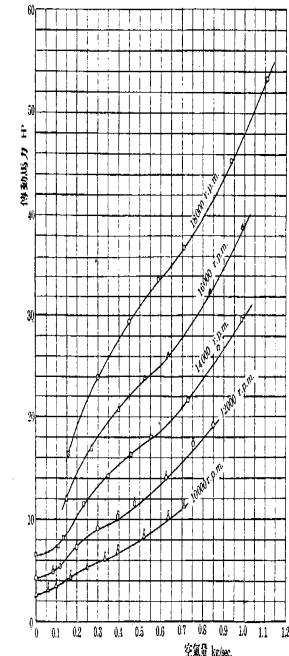
第 74 圖 全断熱効率と吐出面積 [表数 16]



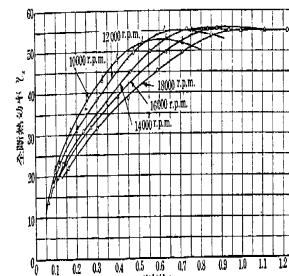
第 75 圖 吐出壓力と空氣量 [表数 16]



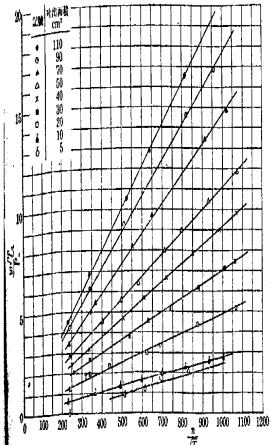
第 76 圖 壓力比と空氣量 [表数 16]



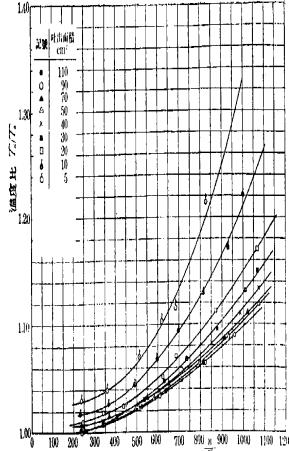
第 77 圖 傳動馬力と空氣量 [表数 16]



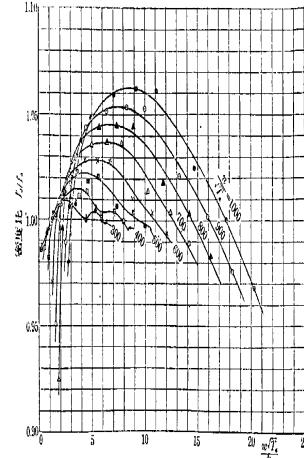
第 78 圖 全断熱効率と空氣量 [表数 16]



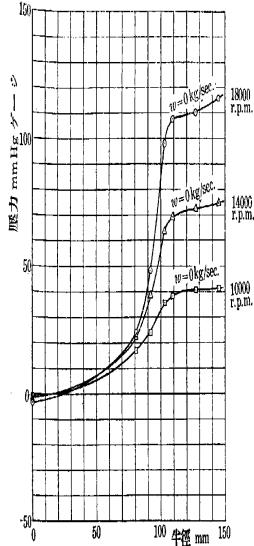
第 79 図  $\frac{V\bar{v}}{T\bar{a}}$  と  $\frac{n}{\sqrt{T\bar{a}}}$  [図数 16]



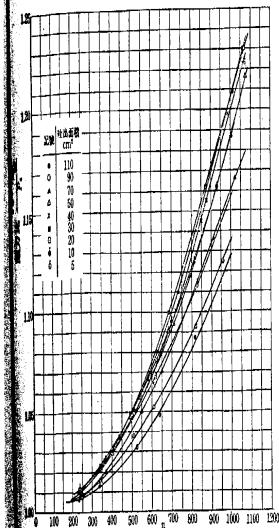
第 82 図 溫度比と  $\frac{n}{\sqrt{T\bar{a}}}$  [図数 16]



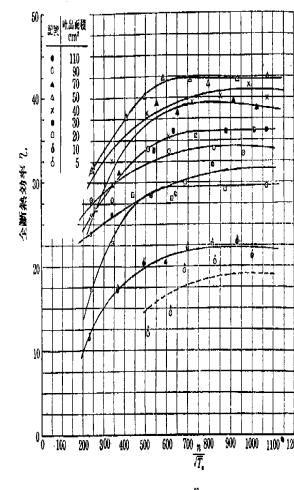
第 85 図 密度比と  $\frac{V\bar{v}}{T\bar{a}}$  [図数 16]



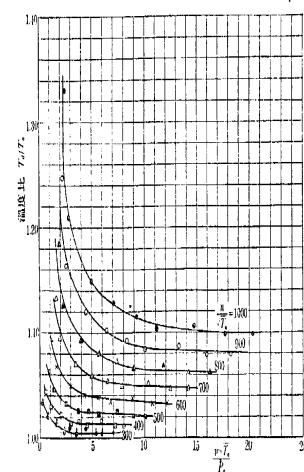
第 88 図 過給機内壓力分布 [吐出面積  
0, 図数 16]



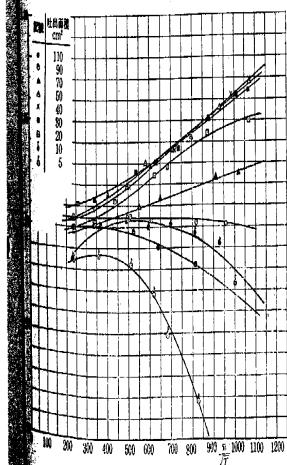
第 80 図 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T\bar{a}}}$  [図数 16]



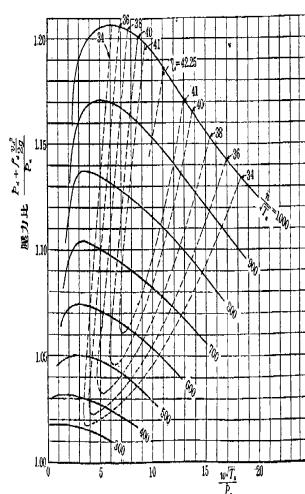
第 83 図 全断熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T\bar{a}}}$  [図数 16]



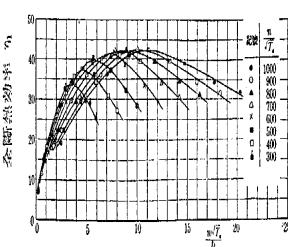
第 86 図 溫度比と  $\frac{V\bar{v}}{T\bar{a}}$  [図数 16]



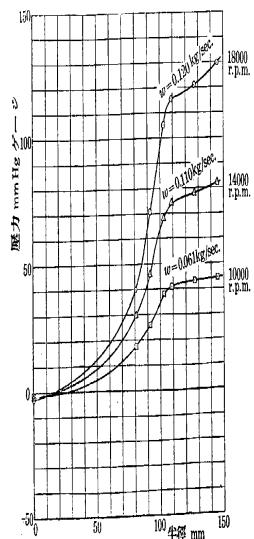
第 81 図 密度比と  $\frac{n}{\sqrt{T\bar{a}}}$  [図数 16]



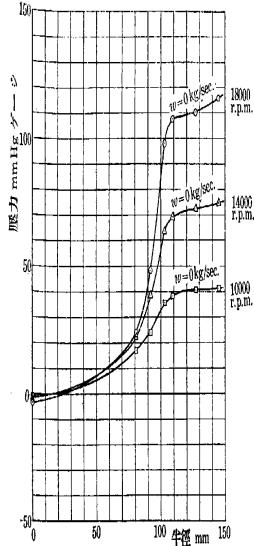
第 84 国 壓力比と  $\frac{V\bar{v}}{T\bar{a}}$  [図数 16]

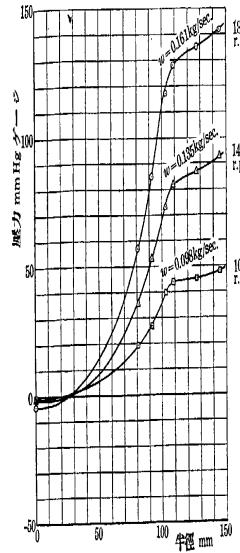


第 87 国 全断熱効率と  $\frac{V\bar{v}}{T\bar{a}}$  [図数 16]

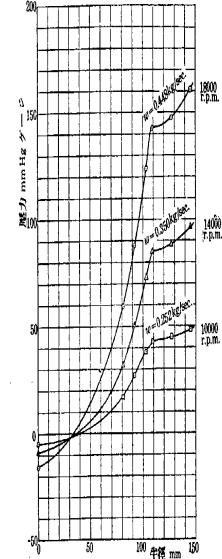


第 89 国 過給機内壓力分布 [吐出面積  
5 cm², 図数 16]

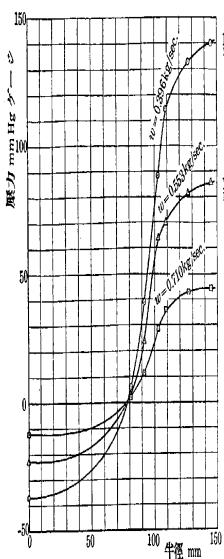




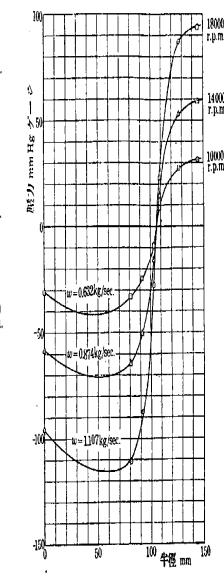
第 90 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
10 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



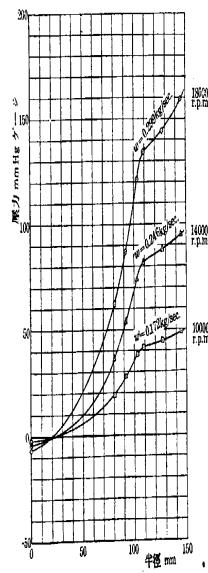
第 92 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
30 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



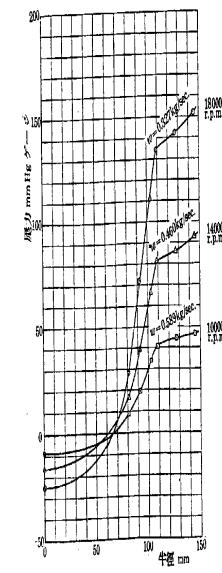
第 94 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
50 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



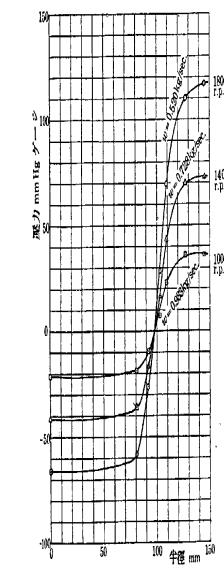
第 96 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
90 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



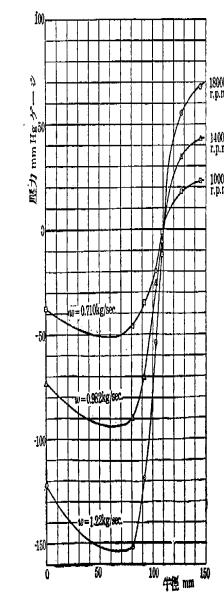
第 91 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
20 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



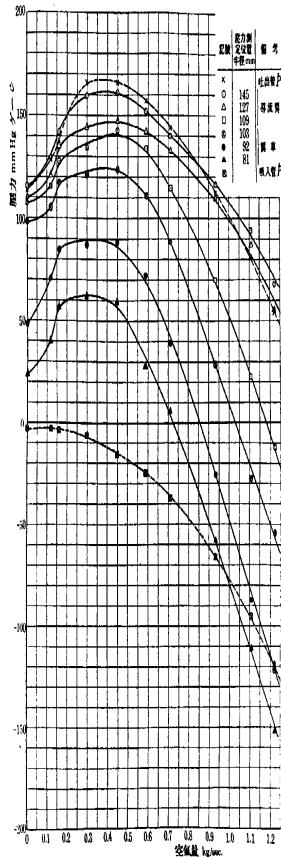
第 93 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
40 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



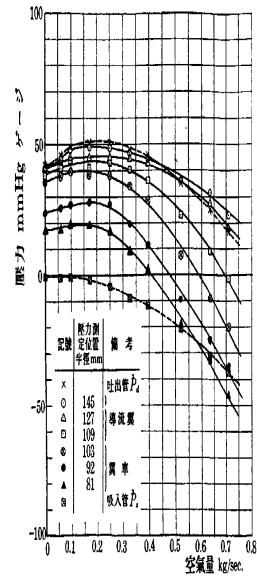
第 95 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
70 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



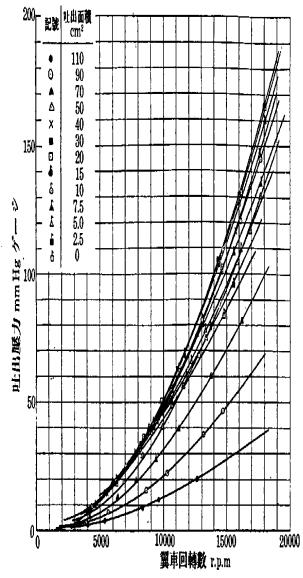
第 97 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
110 cm<sup>2</sup>, 費數 16]



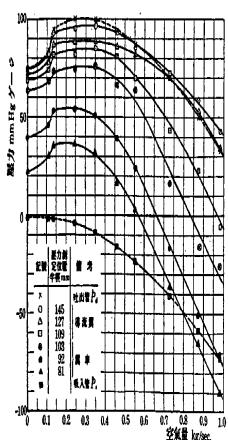
第 98 圖 過給機内壓力と空氣量 [18000 r.p.m., 番数 16]



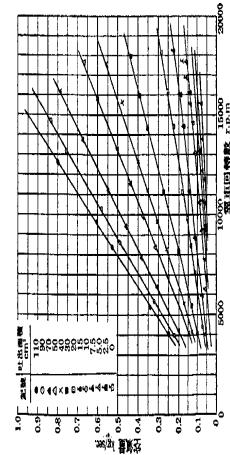
第 100 圖 過給機内壓力と空氣量  
[10000 r.p.m., 番数 8]



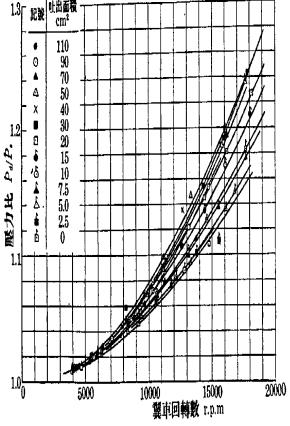
第 102 圖 吐出圧力と翼車回転数 [10000 r.p.m., 番数 8]



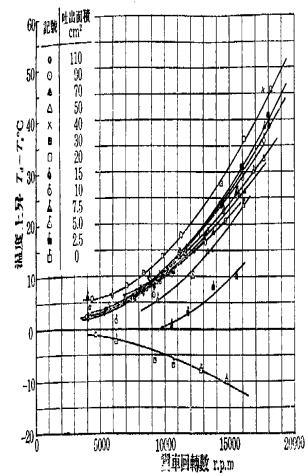
第 99 圖 過給機内壓力と空氣量 [14000 r.p.m., 番数 16]



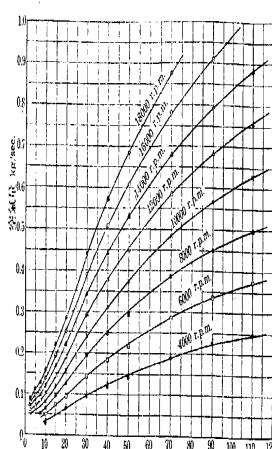
第 101 圖 空気量と翼車回転数 [14000 r.p.m., 番数 8]



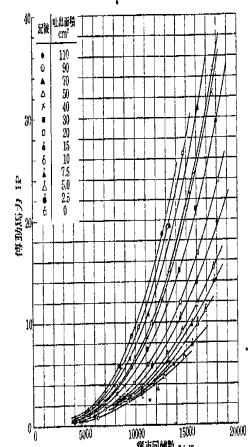
第 103 圖 圧力比と翼車回転数 [10000 r.p.m., 番数 8]



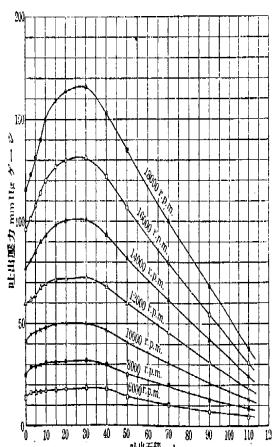
第 104 圖 溫度上昇と葉車回轉數 [翼數 8]



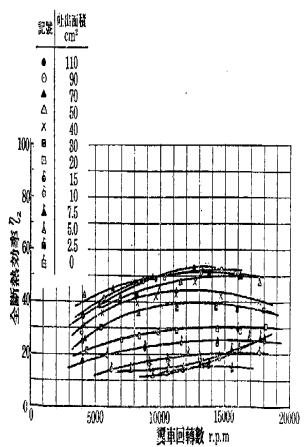
第 107 圖 空氣量と吐出面積 [翼數 8]



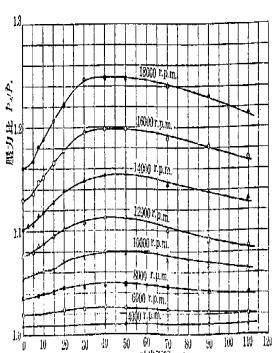
第 105 圖 傳動馬力と葉車回轉數 [翼數 8]



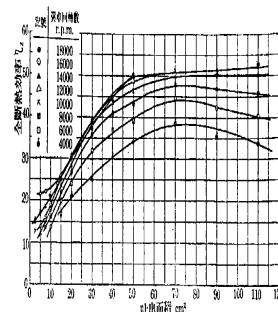
第 108 圖 吐出壓力と吐出面積 [翼數 8]



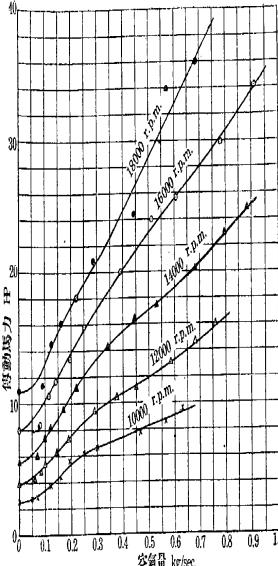
第 106 圖 全斷熱效率と葉車回轉數 [翼數 8]



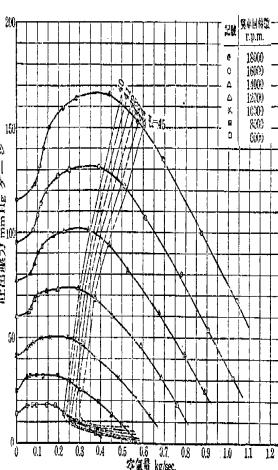
第 109 圖 壓力比と吐出面積 [翼數 8]



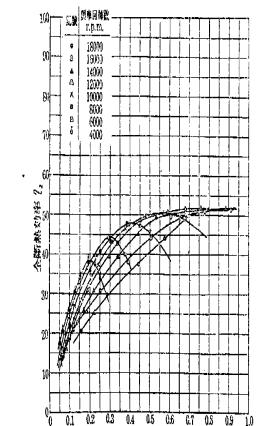
第 110 圖 全断熱効率と吐出面積 [翼數 8]



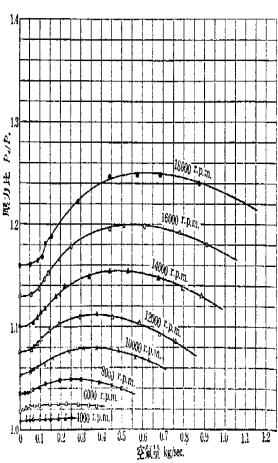
第 113 圖 傳動馬力と空氣量 [翼數 8]



第 111 圖 吐出壓力と空氣量 [翼數 8]



空氣量 kg/sec.

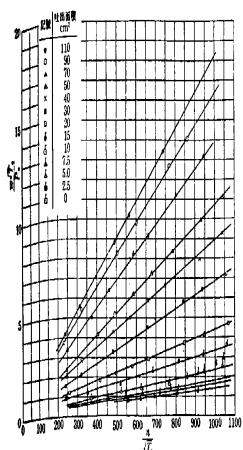


第 112 圖 壓力比と空氣量 [翼數 8]

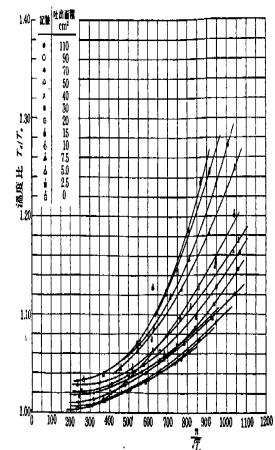
第 114 圖 全断熱効率と空氣量 [翼數 8]



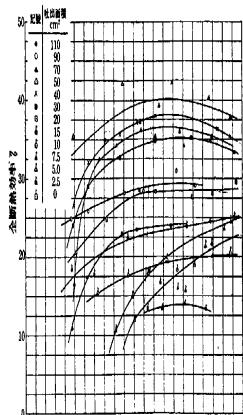
第 115 圖  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a} \text{ と } \frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [図数 8]



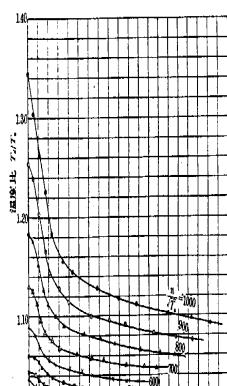
第 116 圖 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [図数 8]



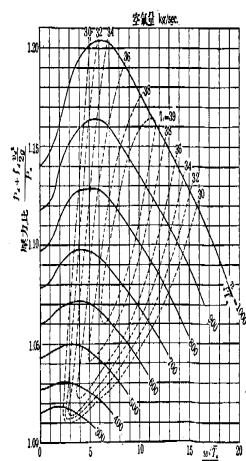
第 117 圖 密度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [図数 8]



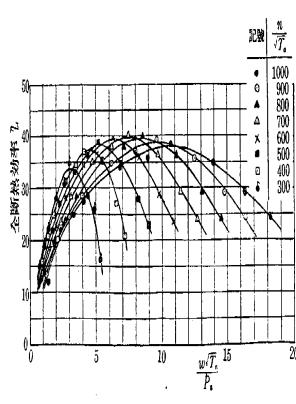
第 118 圖 全断熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [図数 8]



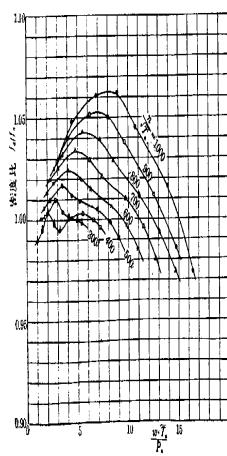
第 119 圖 壓力比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [図数 8]



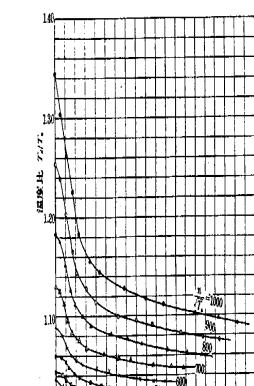
第 120 圖 壓力比と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  [図数 8]



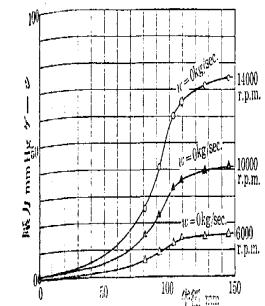
第 121 圖 全断熱効率と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  [図数 8]



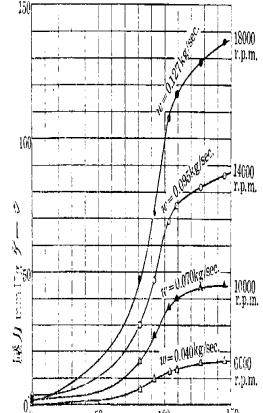
第 122 圖 壓力比と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  [図数 8]



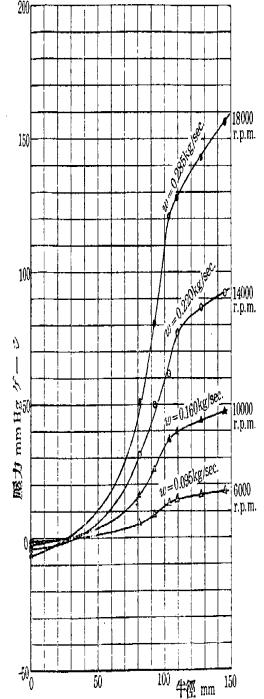
第 123 圖 全断熱効率と  $\frac{w\sqrt{T_a}}{p_a}$  [図数 8]



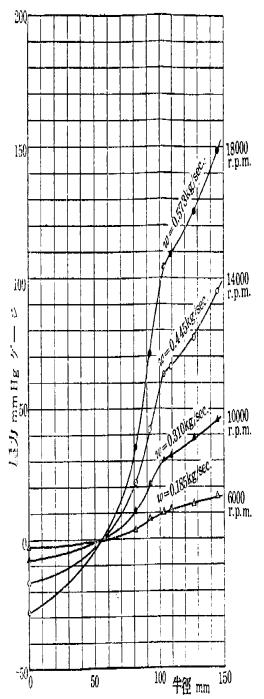
第 124 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積 0,  
翼數 8]



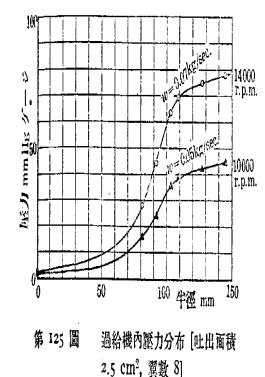
第 127 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
7.5 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



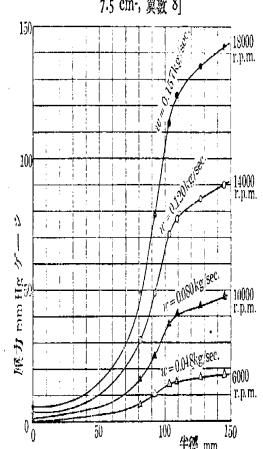
第 130 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
20 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



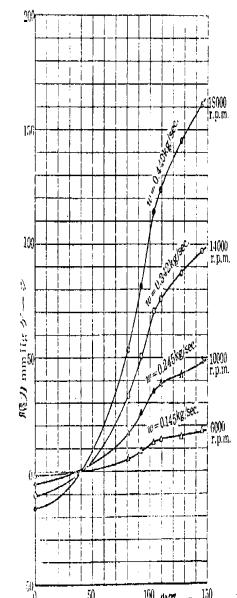
第 132 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
40 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



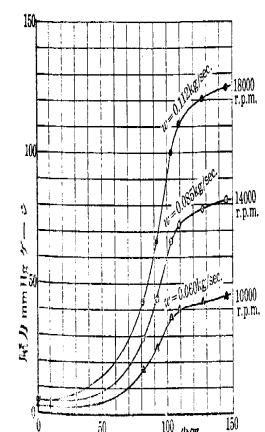
第 125 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
2.5 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



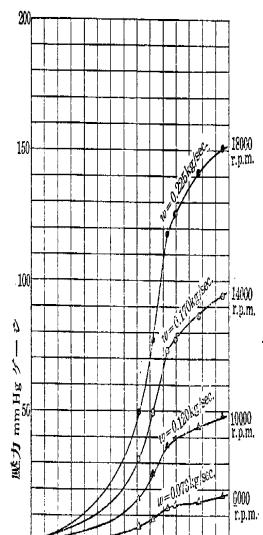
第 128 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
10 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



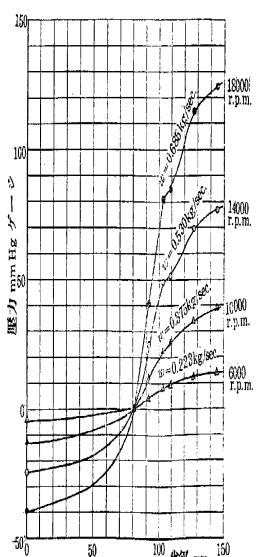
第 131 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
30 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



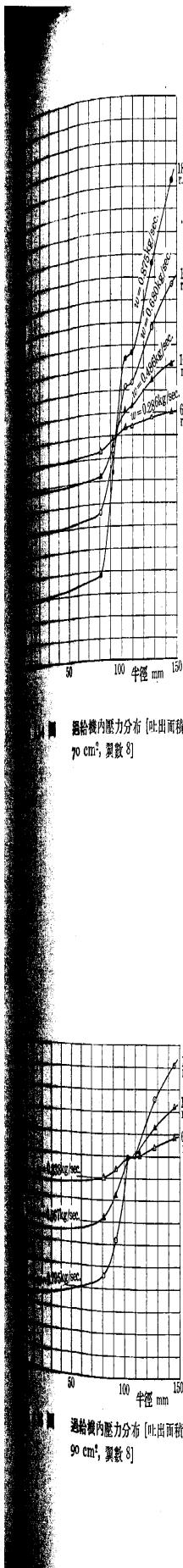
第 126 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
5 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



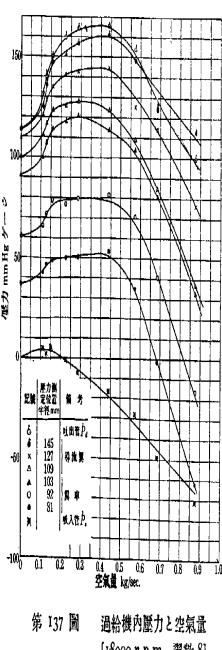
第 129 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
15 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



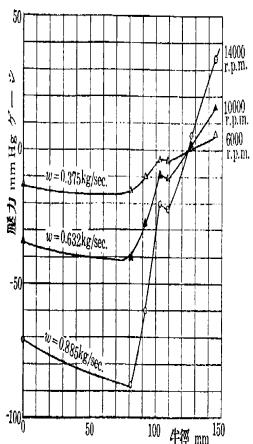
第 133 圖 送給機内壓力分布 [吐出面積  
50 cm<sup>2</sup>, 翼數 8]



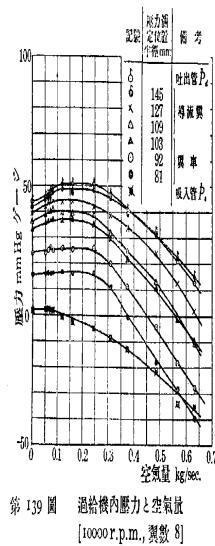
第136圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
110 cm<sup>2</sup>, 製數 8]



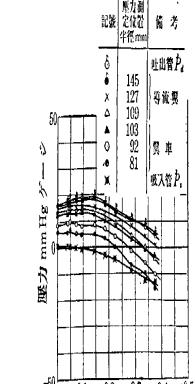
第137圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
90 cm<sup>2</sup>, 製數 8]



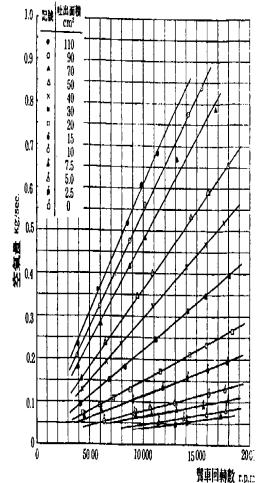
第138圖 過給機内壓力と空氣量  
[14000 r.p.m., 製數 8]



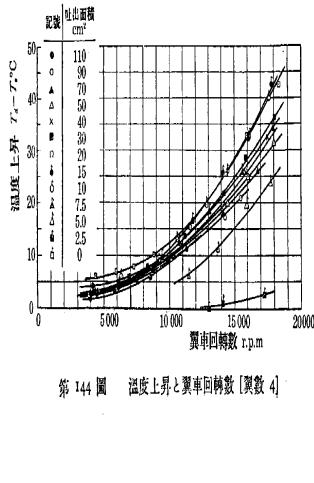
第139圖 過給機内壓力と空氣量  
[10000 r.p.m., 製數 8]



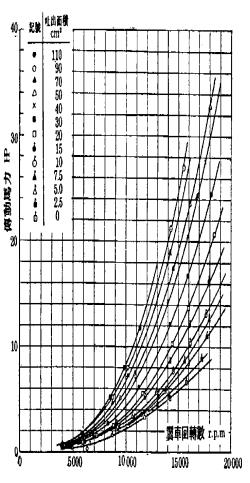
第140圖 過給機内壓力と空氣量  
[6000 r.p.m., 製數 8]



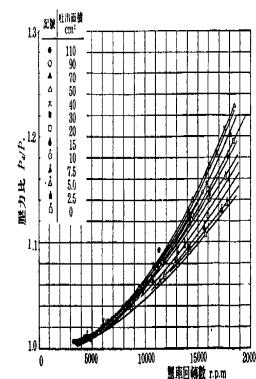
第141圖 空氣量と翼車回轉数 [製數 4]



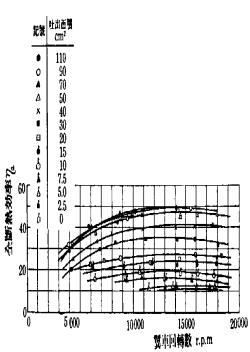
第142圖 吐出量と翼車回轉数 [製數 4]



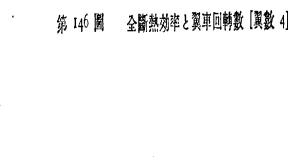
第143圖 傳動馬力と翼車回轉数 [製數 4]



第144圖 全斷熱効率と翼車回轉数 [製數 4]



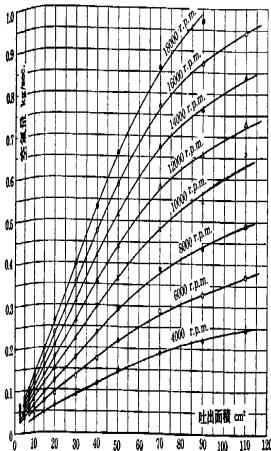
第145圖 全断熱効率と翼車回轉数 [製數 4]



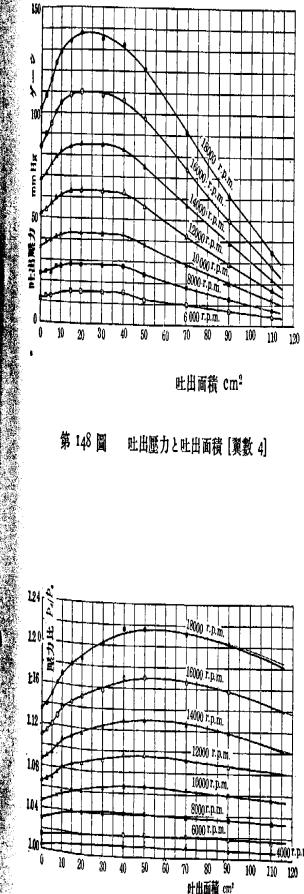
第146圖 全断熱効率と翼車回轉数 [製數 4]



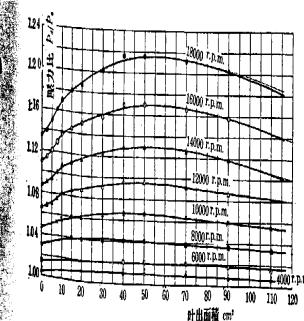
第 147 圖 空氣量と吐出面積 [翼數 4]



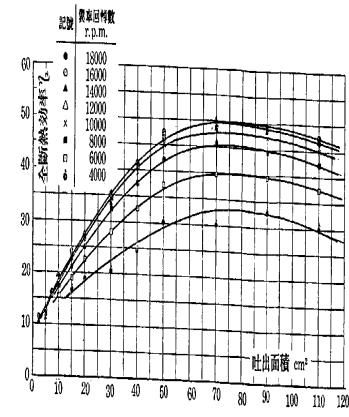
第 148 圖 吐出壓力と吐出面積 [翼數 4]



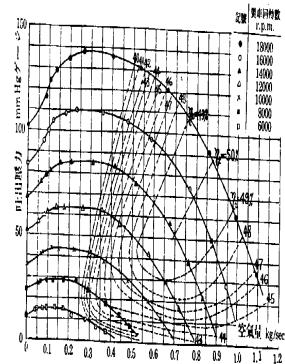
第 149 圖 壓力比と吐出面積 [翼數 4]



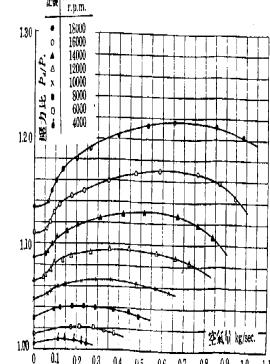
第 150 圖 全斷熱効率と吐出面積 [翼數 4]



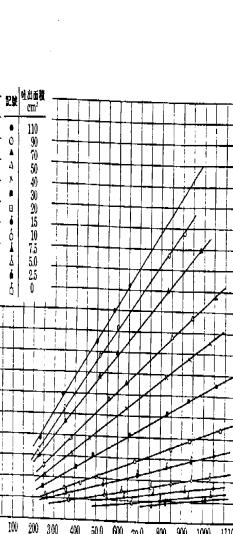
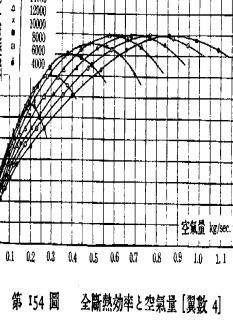
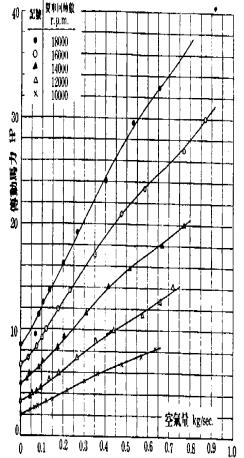
第 151 圖 吐出壓力と空氣量 [翼數 4]

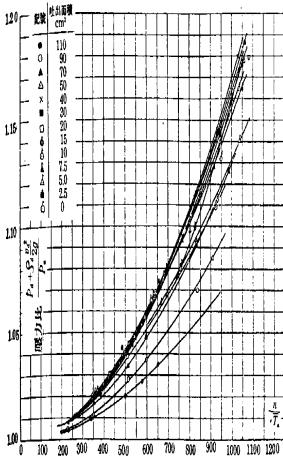


第 152 圖 壓力比と空氣量 [翼數 4]

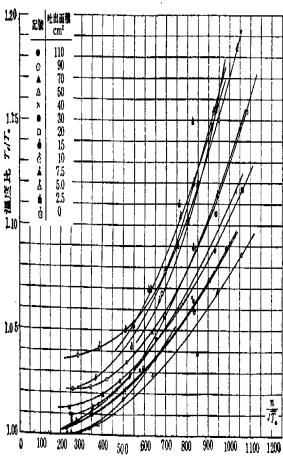


第 153 圖 傳動馬力と空氣量 [翼數 4]

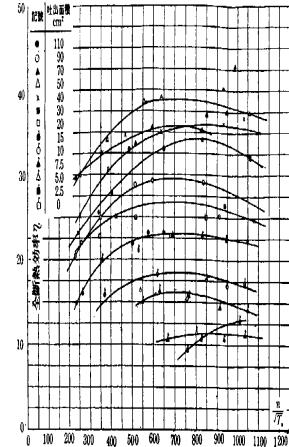




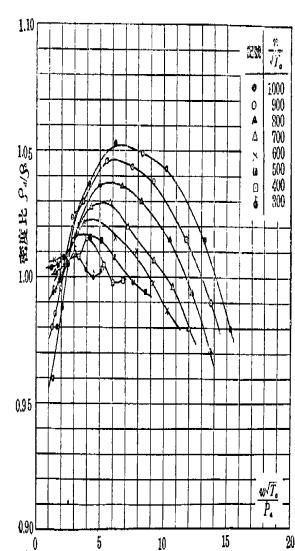
第 157 圖 密度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [累數 4]



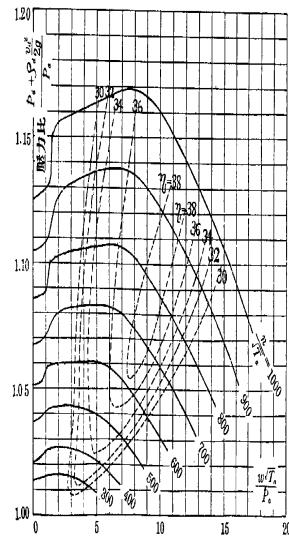
第 158 圖 溫度比と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [累數 4]



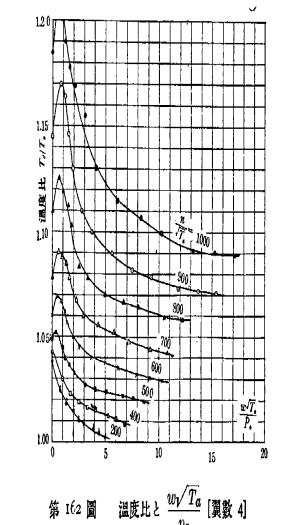
第 159 圖 全斷熱効率と  $\frac{n}{\sqrt{T_a}}$  [累數 4]



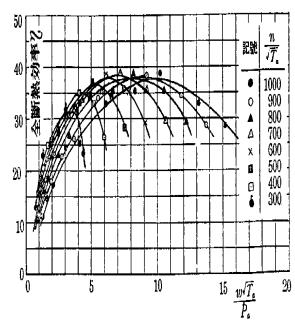
第 160 圖 密度比と  $\frac{w_2}{w_1}$  [累數 4]



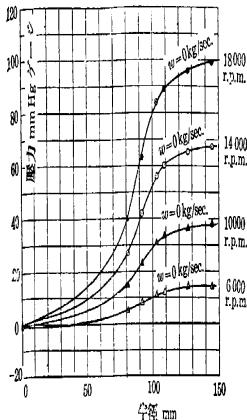
第 161 圖 溫度比と  $\frac{T_2is}{T_1}$  [累數 4]



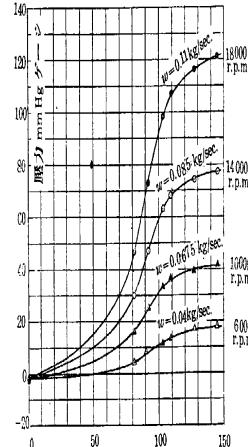
第 162 圖 壓力比と  $\frac{P_2is}{P_1}$  [累數 4]



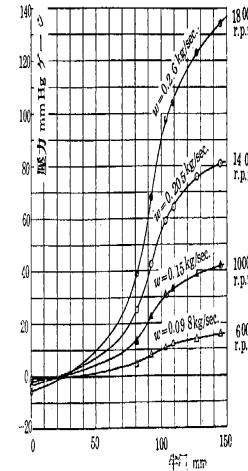
第 163 圖 全斷熱効率と  $\frac{h_2is}{h_1}$  [累數 4]



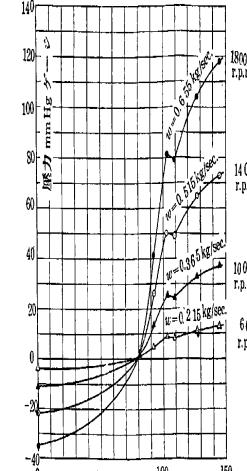
第 164 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積 9 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



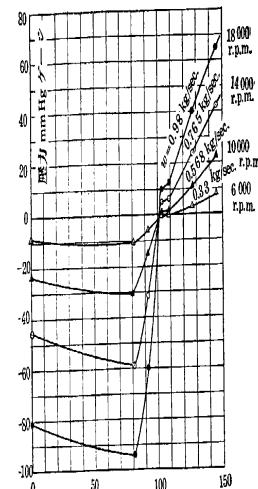
第 167 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
7.5 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



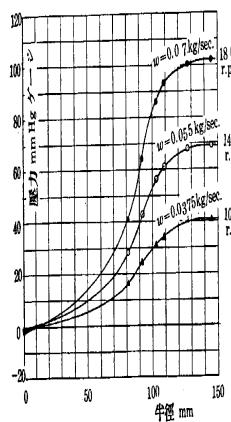
第 170 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
20 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



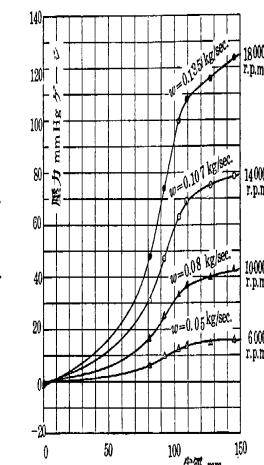
第 173 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
50 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



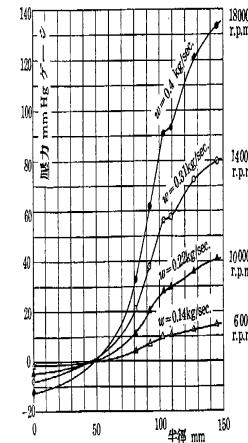
第 175 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
90 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



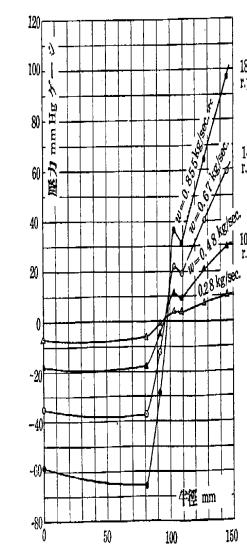
第 165 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
2.5 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



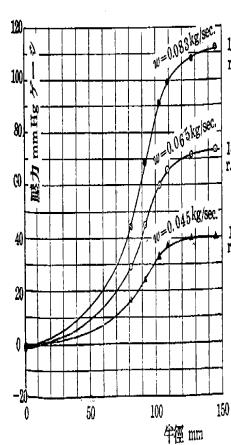
第 168 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
10 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



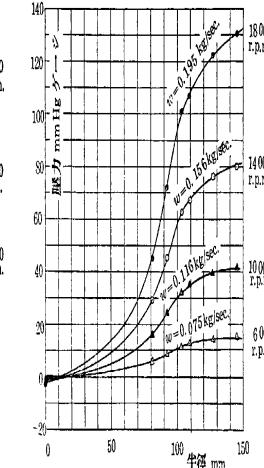
第 171 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
30 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



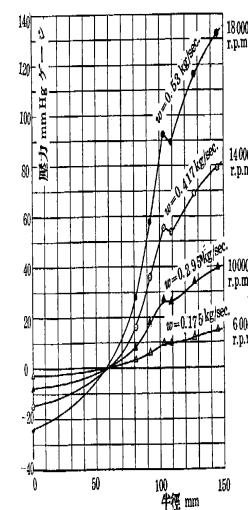
第 176 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
110 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



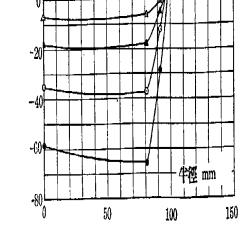
第 166 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
5 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



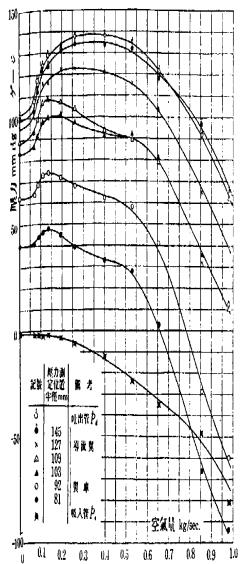
第 169 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
15 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



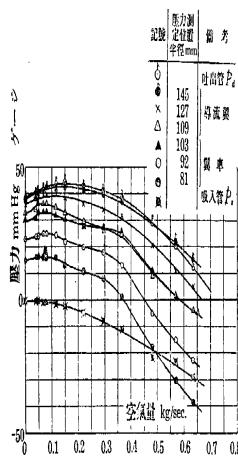
第 172 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
40 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



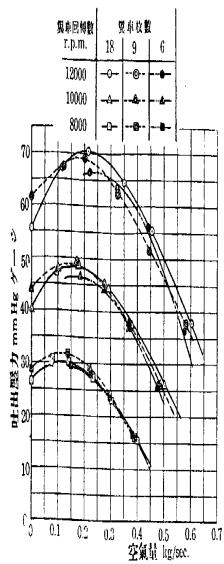
第 174 圖 過給機内壓力分布 [吐出面積  
70 cm<sup>2</sup>, 翼数 4]



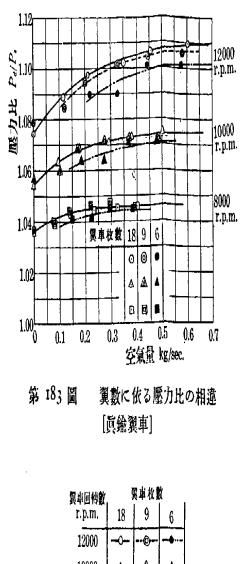
第 177 圖 過給機内壓力と空氣量 [18000 r.p.m., 葉數 4]



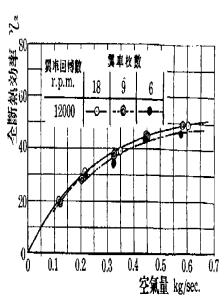
第 179 圖 過給機内壓力と空氣量  
[10000 r.p.m., 葉數 4]



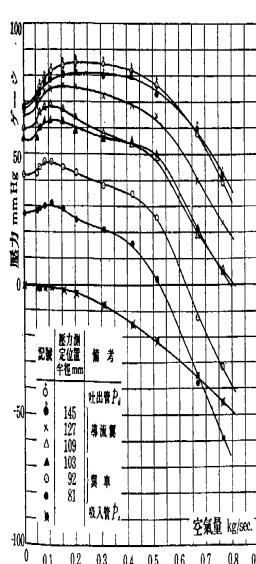
第 181 圖 葉數に依る吐出壓力の相違  
[真鍮翼車]



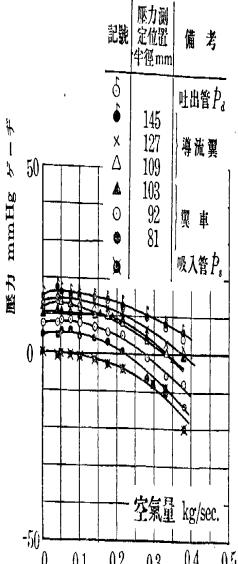
第 183 圖 葉數に依る压力比の相違  
[真鍮翼車]



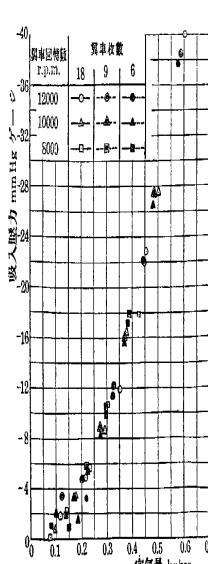
第 186 圖 葉數に依る全効率の相違 [真鍮翼車]



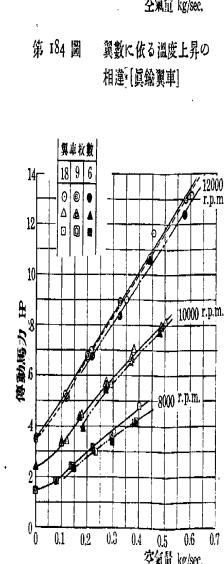
第 178 圖 過給機内壓力と空氣量 [14000 r.p.m.,  
葉數 4]



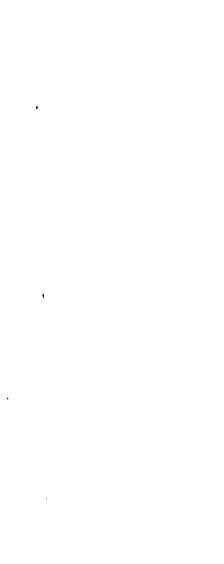
第 180 圖 過給機内壓力と空氣量  
[6000 r.p.m., 葉數 4]



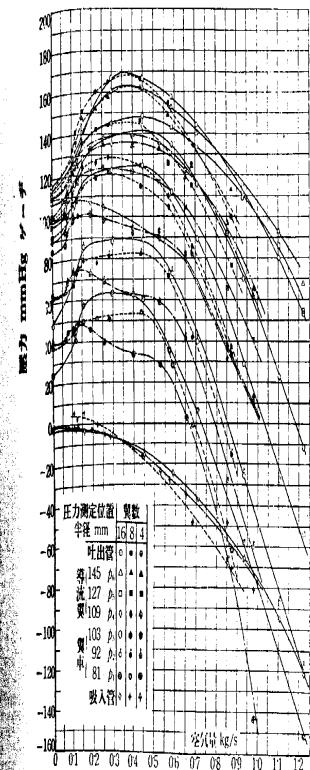
第 182 圖 葉數に依る吸入壓力の相違 [真鍮翼車]



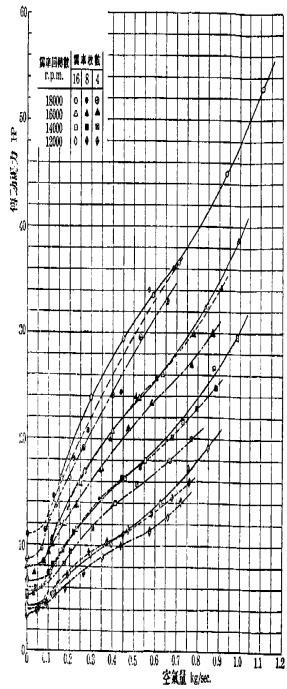
第 185 圖 葉數に依る駆動馬力の相違 [真鍮翼車]



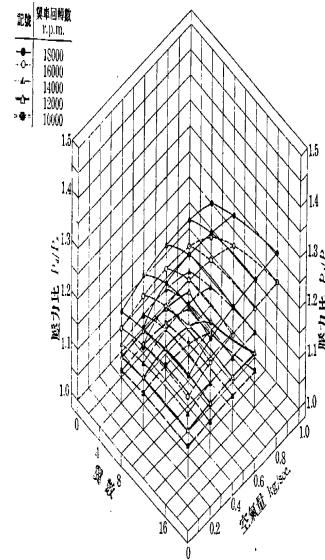
第 184 圖 葉數に依る温度上昇の相違 [真鍮翼車]



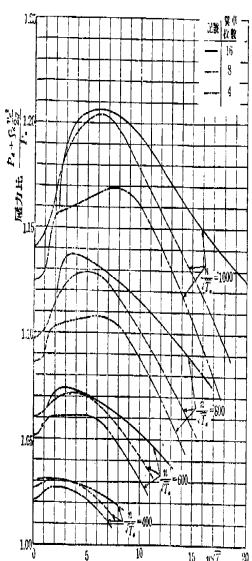
第187図 翼数による過給管内圧力分布の相違  
[貨物翼車 18000 r.p.m.]



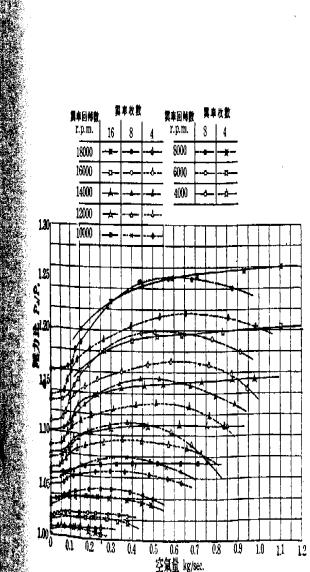
第189図 翼数による動力比の相違 [貨物翼車]



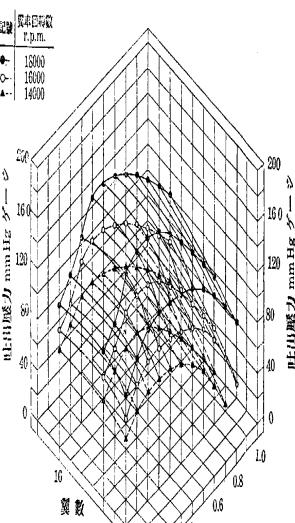
第191図 圧力比と翼数、空気量との関係 [貨物翼車]



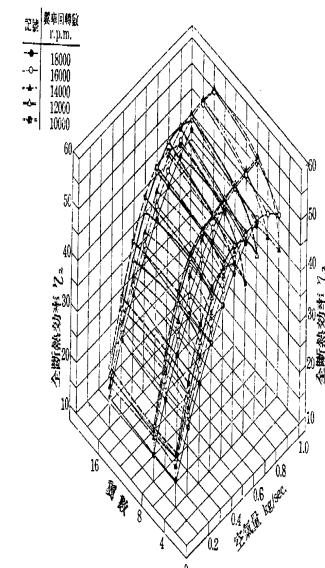
第193図 翼数による圧力比の相違 [貨物翼車]



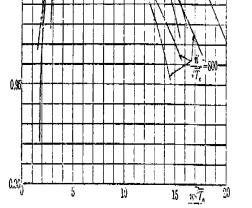
第188図 翼数による圧力比の相違 [貨物翼車]



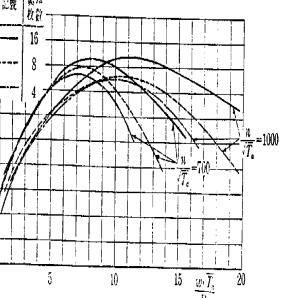
第190図 圧力比と翼数、空気量との関係 [貨物翼車]



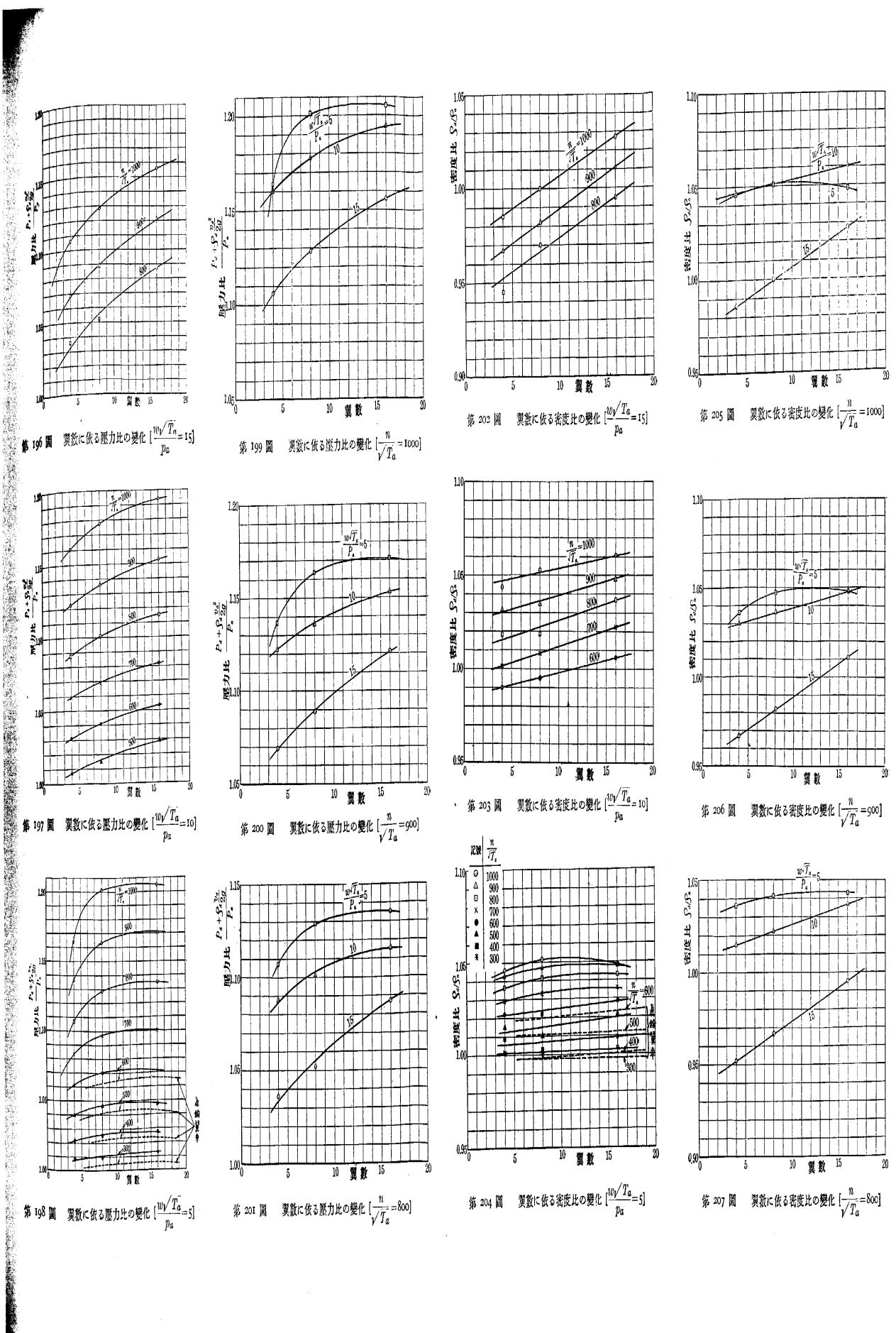
第192図 全断熱効率と翼数、空気量との関係 [貨物翼車]

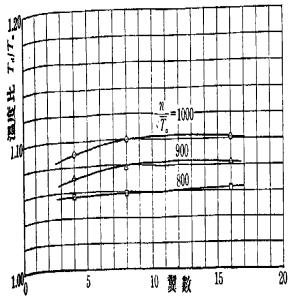


第194図 翼数による効率の相違 [貨物翼車]

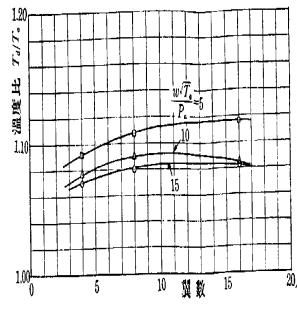


第195図 翼数による全断熱効率の相違 [貨物翼車]

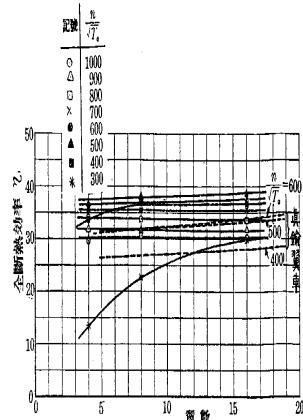




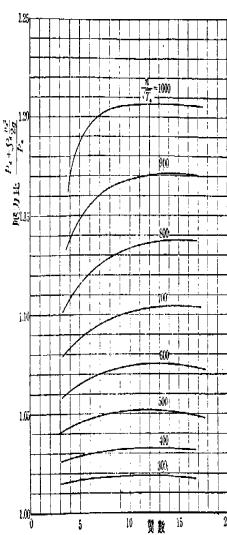
第 208 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 15$ ]



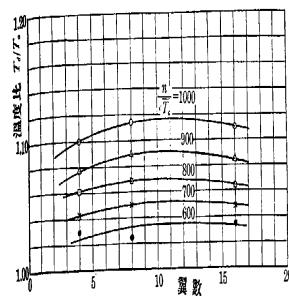
第 212 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 900$ ]



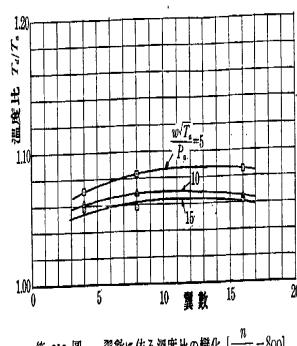
第 216 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 5$ ]



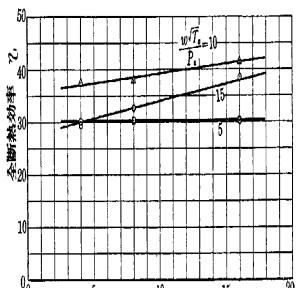
第 220 圖 翼数に依る圧力比最大値の変化



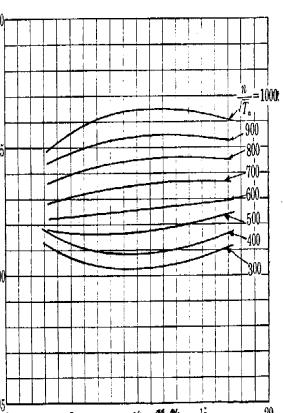
第 209 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 10$ ]



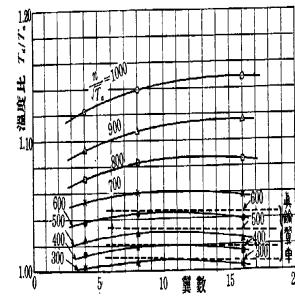
第 212 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 800$ ]



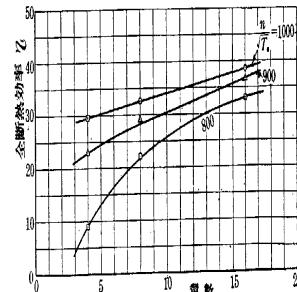
第 216 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 1000$ ]



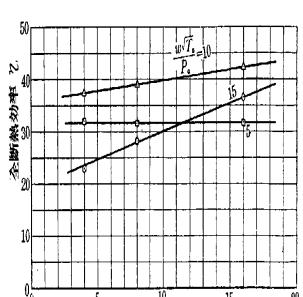
第 221 圖 翼数に依る密度比最大値の変化



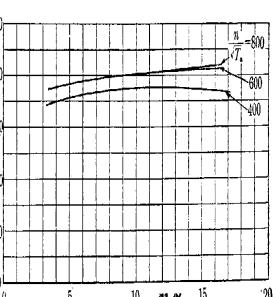
第 210 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 5$ ]



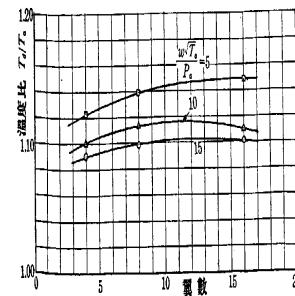
第 214 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 15$ ]



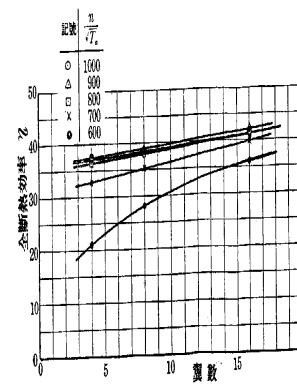
第 218 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 900$ ]



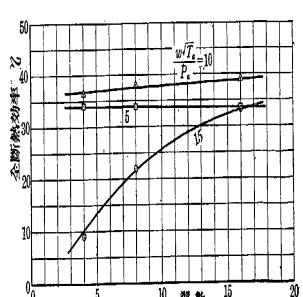
第 222 圖 翼数に依る全断熱効率最大値の変化



第 211 圖 翼数に依る温度比の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 1000$ ]



第 215 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{w\sqrt{T_a}}{P_a} = 10$ ]



第 219 圖 翼数に依る全断熱効率の変化 [ $\frac{n}{\sqrt{T_1}} = 800$ ]

第2表 18枚翼翼車實驗結果

實驗 番號	吸入口 面積 cm <sup>2</sup>	吐出 面積 cm <sup>2</sup>	大氣壓 力 p <sub>a</sub> mmHg	大氣溫 度 t <sub>a</sub> °C	過給機 回轉數 r.p.m.	傳動 馬力 kg/sec	空氣量 mmHg	吸入口壓力 mmHg	吐出壓力 mmHg	吸入口溫度 °C	吐出 溫度 °C	翼内壓力分布			導流翼内壓力分布			壓力比 $p_d/p_s$ ( $\frac{p_d/p_s}{\text{計算}}$ )	全斷熱 效率% %	斷熱溫 度 T <sub>a</sub> -T <sub>s</sub> K	吐出密 度 p <sub>d</sub> kg/m <sup>3</sup>	吐出管 內速度 v <sub>d</sub> m/sec	壓力比 $v_d^2/T_a$ $p_d/v_d$	密度比 $v/v_d$	溫度比 $T_d/T_a$	全斷熱效率 $\frac{p_d+p_a}{2g}$ % で計算		
												p <sub>1</sub>	p <sub>2</sub>	p <sub>3</sub>	p <sub>4</sub>	p <sub>5</sub>	p <sub>6</sub>											
4.1	全開	75	758.0	22.0	3748	0.574	0.200	-4.1	2.0	20.0	23.0	-3.1	-1.2	0	0	0	2	1.008	31.79		1.1875	15.40	1.004	3.348	218.2	0.9995	1.004	16.36
					6334	2.250	0.294	-11.55	8.0	20.2	25.8	-9.6	-2.8	0	2	8	8.2	1.026	36.06		1.1855	22.60	1.014	4.916	368.7	0.997	1.014	19.28
					7088	4.057	0.390	-17.3	15.6	20.2	28.0	-14.0	-5.9	-2	4.4	13	16.4	1.044	47.51		1.1885	30.05	1.026	6.527	454.4	1.000	1.021	27.85
					9650	7.387	0.484	-25.7	23.5	20.5	31.0	-21.2	-8.3	3.7	7.5	2.0	23.5	1.0675	48.75		1.300	36.95	1.049	8.10	561.8	1.000	1.031	33.35
4.2	全開	50	758.0	22.3	4164	0.617	0.175	-2.95	5.0	20.5	25.0	-0.9	1.5	3.7	4.4	4.0	6.0	1.0105	35.30		1.184	13.50	1.008	2.937	242.4	0.997	1.010	25.60
					6038	1.674	0.228	-6.0	12.8	20.5	26.0	-1.65	3.3	7.5	9.0	12.0	13.4	1.025	38.10		1.192	17.50	1.018	3.827	351.5	1.003	1.013	27.80
					7537	3.100	0.285	-9.4	20.3	20.6	28.0	-2.7	5.2	13.0	15.1	18.0	20.5	1.040	40.67		1.1955	21.80	1.030	4.787	438.7	1.006	1.020	31.20
					9072	5.320	0.345	-13.7	30.0	20.6	31.0	-4.5	7.7	20.7	23.8	28.0	31.0	1.059	42.08		1.199	26.40	1.044	5.783	528.0	1.010	1.030	32.05
					11217	9.652	0.422	-20.3	48.8	20.8	35.0	-7.5	12.9	32.0	34.4	44.0	49.2	1.094	44.70		1.2115	31.90	1.070	7.08	652.8	1.019	1.044	33.90
4.3	全開	35	757.5	23.0	4320	0.605	0.130	-1.8	7.0	21.0	25.0	1.4	3.9	5.5	6.5	6.0	8.2	1.012	28.18		1.186	10.00	1.009	2.187	251.1	1.0015	1.0075	21.07
					6392	1.657	0.192	-3.7	16.5	21.0	27.0	3.25	8.6	10.2	14.0	14.0	16.4	1.027	34.86		1.193	14.70	1.023	3.33	371.7	1.008	1.014	30.01
					7958	2.962	0.2365	-5.6	27.2	21.0	29.5	4.9	13.7	20.7	23.7	24.0	26.7	1.044	38.80		1.1995	18.05	1.038	3.977	462.5	1.013	1.023	34.15
					9624	5.085	0.264	-8.1	49.9	21.0	33.0	7.5	20.4	30.0	34.4	36.0	39.0	1.065	37.32		1.2065	20.00	1.057	4.438	559.3	1.020	1.034	33.00
4.4	全開	20	757.3	23.0	3914	0.384	0.068	-0.7	7.0	21.6	26.8	2.3	3.9	6.5	6.5	6.0	8.2	1.009	18.67		1.1785	5.21	1.010	1.144	227.5	0.996	1.014	20.17
					5418	0.868	0.093	-1.2	12.8	21.6	27.7	4.6	7.5	11.0	13.0	12.0	13.4	1.0185	22.39		1.184	7.18	1.017	1.566	314.9	1.000	1.017	20.40
					6871	1.616	0.119	-1.8	21.5	21.6	29.7	7.5	12.2	18.8	19.5	20.0	20.5	1.031	25.44		1.190	9.16	1.029	2.002	399.5	1.0045	1.024	24.15
					8536	2.836	0.151	-2.7	35.0	21.6	33.0	11.5	18.9	28.0	30.0	30.0	35.0	1.050	29.54		1.1975	11.50	1.047	2.542	496.1	1.010	1.035	28.25
					10228	4.677	0.182	-3.4	50.6	21.7	37.2	18.0	30.0	39.5	42.7	44.0	49.2	1.072	30.73		1.2024	13.80	1.068	3.065	594.1	1.016	1.049	29.35
4.5	全開	10	757.3	23.0	3654	0.278	0.050	0	6.0	23.0	28.8	2.1	3.6	5.5	6.5	6.0	6.0	1.008	16.24		1.1695	3.91	1.010	0.841	212.4	0.991	1.020	20.50
					5569	0.759	0.060	0	13.8	23.5	29.8	5.0	8.1	11.0	13.0	12.0	14.2	1.018	16.36		1.1775	4.66	1.019	1.01	329.6	0.995	1.024	20.58
					7308	1.514	0.064	0	25.2	24.2	32.5	9.4	14.5	20.7	23.6	24.0	24.5	1.033	15.95		1.184	4.94	1.033	1.078	424.6	1.000	1.033	15.80
					9078	2.580	0.082	-0.4	39.0	25.5	36.7	14.6	22.15	32.0	34.4	36.0	39.0	1.052	18.65		1.189	6.31	1.052	1.38	527.6	1.005	1.047	18.52
					10774	4.065	0.102	-1.2	54.5	27.2	41.8	20.75	31.8	45.0	49.2	52.0	55.5	1.074	20.76		1.192	7.84	1.072	1.716	626.0	1.008	1.064	20.08
4.6	全開	0	757.2	23.0	3852	0.270	0	-0.3	6.0	29.4	31.3	2.3	3.6	5.5	6.5	6.0	6.0	1.008	0		1.1595	0	1.008	0	223.9	0.980	1.029	0
					5653	0.622	0	-0.6	13.8	32.8	33.0	4.5	8.0	13.0	13.0	12.0	14.2	1.019	0		1.1645	0	1.018	0	328.7	0.985	1.035	0
					7828	1.371	0	-0.9	25.2	39.9	37.8	10.0	15.65	22.5	26.0	24.0	26.6	1.0345	0		1.164	0	1.033	0	455.0	0.986	1.050	0
					9624	2.223	0	-0.9	37.0	49.0	44.5	14.4	21.8	32.0	36.5	36.0	36.5	1.050	0		1.1655	0	1.049	0	559.3	0.976	1.075	0

第3表 9枚翼翼車實驗結果

實驗 番號	吸 入 面積 $\text{cm}^2$	吐 出 面積 $\text{cm}^2$	大氣壓 力 $p_a$ $\text{mmHg}$	大氣溫 度 $T_a$ $^{\circ}\text{C}$	送給機 回轉數 r.p.m.	傳動 馬 力 HP	空氣量 kg/sec	吸 入 壓 力 $\text{mmHg}$ ゲード		吐 出 壓 力 $\text{mmHg}$ ゲード		吸 入 溫 度 $^{\circ}\text{C}$		吐 出 溫 度 $^{\circ}\text{C}$		翼內壓力分布 $\text{mmHg}$ ゲード		導流翼內壓力分布 $\text{mmHg}$ ゲード		壓力比 $p_d/p_a$		全斷熱 效率% ( $p_d/p_a$ 不計算)		斷熱溫 度效率% ( $T_n-T_s$ $T_d-T_s$ ) %		吐 出 密 度 $p_d$ $\text{kg}/\text{m}^3$		吐 出 內速度 $v_d$ $\text{m}/\text{sec}$		吐 出 管 壓 力 比 $p_d+p_a$ $2g$		$w\sqrt{T_a}$		$n/\sqrt{T_a}$		密度比 $\rho_d/\rho_a$		溫度比 $T_d/T_a$		全斷熱效率 ( $p_d+p_a$ $2g$ ) $\frac{p_d}{p_a}$ 計算	
								$p_1$	$p_2$	$p_3$	$p_4$	$p_5$	$p_6$	$p_d/p_a$	$p_d/p_a$	$T_n-T_s$	$T_d-T_s$	$p_d$	$v_d$	$p_d+p_a$	$2g$	$p_d$	$v_d$	$w\sqrt{T_a}$	$n/\sqrt{T_a}$	$\rho_d/\rho_a$	$T_d/T_a$	$\frac{p_d}{p_a}$	$\frac{p_d}{p_a}$												
5.1	全開	75	763.4	17.5	3914	0.650	0.181	-4.1	3.0	16.2	19.0	-2.0	-0.5	0	0	0	2	1.009	28.85		1.2135	13.6	1.005	2.982	229.5	1.001	1.003	15.6													
								5892	1.840	0.289	-9.65	8.0	16.2	21.0	-7.7	-1.0	1	1	4	7	1.019	31.30	1.2135	21.7	1.013	4.758	345.6	0.999	1.013	22.5											
								7391	3.353	0.357	-15.5	13.6	16.7	23.5	-11.1	-2.0	2	2	9	10	1.038	43.78	1.211	26.95	1.023	5.885	433.4	0.999	1.021	27.1											
								8880	5.645	0.434	-22.0	20.5	17.1	26.2	-15.7	-4.0	3	3	13	15	1.0575	47.38	1.2105	32.8	1.034	7.16	520.8	0.998	1.031	29.05											
								10754	9.62	0.5195	-31.45	30.0	17.2	29.8	-23.2	-8.0	3.7	4.2	20	24.5	1.082	49.58	1.2112	39.2	1.048	8.57	630.1	0.998	1.043	29.8											
5.2	全開	50	763.4	17.5	3904	0.5435	0.147	-2.4	5	16.8	21.0	-0.5	1	2	3	3	6	1.0125	36.48		1.2105	11.1	1.009	2.432	228.9	0.997	1.013	27.15													
								6173	1.779	0.228	-6.2	14.5	16.9	22.5	2	2	7.3	6.3	10	13	1.0275	38.52	1.2105	17.2	1.021	3.766	362.1	1.001	1.018	29.92											
								7693	3.212	0.284	-9.7	22.3	17.0	24.6	2	4	12	13	18	18.5	1.0445	42.57	1.220	21.3	1.034	4.688	451.1	1.005	1.026	33.45											
								9275	5.363	0.342	-14.0	32.0	17.2	27.6	2	8.3	18.8	19	26	26.5	1.064	44.38	1.225	25.5	1.047	5.64	543.9	1.009	1.036	32.90											
5.3	全開	35	762.0	19.5	3508	0.393	0.105	-1.2	9.0	18.0	20.6	0	1.5	2.0	2.0	2.0	4.0	1.013	39.10		1.2155	7.90	1.012	1.735	205.0	1.0075	1.004	35.70													
								5018	0.932	0.143	-2.2	10.8	18.0	22.0	0	4.0	5.5	6.3	8.0	10.0	1.017	26.25	1.212	10.80	1.014	2.368	293.3	1.005	1.009	22.08											
								6308	1.674	0.176	-3.7	18.5	18.1	23.8	3	7.0	11.0	11.5	14.0	15.0	1.029	33.09	1.2126	13.20	1.025	2.915	368.8	1.008	1.015	29.50											
								7860	3.014	0.2175	-5.6	28.0	18.2	26.0	4	12.7	18.8	19.0	22.0	24.5	1.0445	34.85	1.2185	16.30	1.039	3.603	459.5	1.013	1.023	23.37											
								9619	5.115	0.261	-8.2	42.0	18.5	29.8	8	19.0	28.0	28.0	34.0	35.0	1.067	37.53	1.228	19.40	1.056	4.312	562.2	1.0175	1.036	31.50											
5.4	全開	20	762.0	19.5	3487	0.307	0.0776	-0.4	7.0	18.7	22.9	2	3	3.6	4.2	4.0	6.0	1.010	28.31		1.2025	13.6	1.005	1.286	203.8	1.001	1.012	15.60													
								5434	0.903	0.1025	-0.9	14.5	18.8	24.0	4	7	10.0	11.5	12.0	14.0	1.020	24.57	1.210	21.7	1.013	1.696	317.8	0.999	1.016	22.50											
								6850	1.626	0.119	-1.3	23.2	18.5	26.0	6	12.7	16.7	18.0	20.0	20.5	1.0315	24.00	1.211	26.95	1.023	1.978	400.6	0.999	1.023	27.10											
								8411	2.777	0.142	-2.2	35.0	19.0	29.0	10	19	26.0	28.0	30.0	33.0	1.049	27.43	1.2145	32.8	1.034	2.358	491.9	0.998	1.033	29.05											
								10139	4.559	0.1665	-3.25	50.5	19.1	33.0	14.5	26.5	37.5	39.5	44.0	45.0	1.0705	28.25	1.228	39.2	1.048	2.759	592.2	0.998	1.047	29.80											
5.5	全開	10	768.0	19.0	4122	0.412	0.0553	0	8	17.2	19.7	3	4	5.5	6.2	6.0	9.2	1.0105	14.81		1.2265	4.14	1.010	0.908	241.2	1.007	1.0035	14.30													
								5788	0.892	0.0605	0.4	16.5	17.4	22.0	5	9.5	12.0	14.0	14.0	16.3	1.0205	15.14	1.230	4.50	1.021	0.983	338.6	1.010	1.011	15.88											
								7349	1.573	0.07205	0.7	26.0	20.0	25.5	8.2	15.0	18.8	21.5	22.0	24.7	1.033	16.74	1.2315	5.35	1.034	1.183	429.9	1.011	1.023	17.40											
								9140	2.015	0.0837	1.5	40.0	22.0	30.2	13.5	21.2	30.0	34.4	36.0	38.8	1.0495	17.98	1.233	6.35	1.051	1.408	534.6	1.012	1.039	18.45											
5.6	全開	0	768.0	19.5	3945	0.308	0	0	7.0	20.4	21.5	3.0	4.0	5.5	6.2	6	8.2	1.009	0		1.2128	0	1.009	0	230.6	1.001	1.0075	0													
								5809	0.709	0	0.15	15.6	23.8	22.9	5.0	8.6	11.0	13.0	14	14.2	1.0195	0		1.2255	0	1.020	0	339.6	1.008	1.012	0										
								8037	1.480	0	0.7	29.0	39.5	26.5	10.2	17.0	22.5	25.9	26	26.7	1.037	0		1.232	0	1.038	0	469.9	1.017	1.021	0										
								9879	2.371	0	1.0	43.0	41.0	32.0	14.7	23.2	34.0	36.5	38	40.0	1.055	0		1.2305	0	1.055	0	577.5	1.011	1.044	0										

第4表 6枚翼翼車實驗結果

實驗 番號	吸人 面積 $\text{cm}^2$	吐出 面積 $\text{cm}^2$	大氣壓 力 $p_a$ $\text{mmHg}$	大氣溫 度 $t_a$ $^\circ\text{C}$	送給機 回轉數 r.p.m.	傳動 馬 力 HP	空氣量 $\text{kg/sec}$	吸 入 壓 力 $\text{mmHg}$	吐 出 壓 力 $\text{mmHg}$	吸 入 溫 度 $^\circ\text{C}$	吐 出 溫 度 $^\circ\text{C}$	翼内壓力分布			導流翼内壓力分布			壓力比 $p_d/p_a$	全斷熱 效率% ( $T_d/T_s$ で計算)	斷熱溫 度效率% ( $T_a-T_s$ $T_d-T_s$ )	吐 出 容 量 $\text{kg}/\text{m}^3$	吐 出 速 度 $\text{m/sec}$	吐出管 內速度 $\text{m/sec}$	$\eta/\sqrt{T_a}$	$\eta/\sqrt{T_a}$	密度比 $\rho_d/\rho_a$	溫度比 $T_d/T_a$	全斷熱功率 $(p_d + \frac{\rho_a}{2g})$ $\text{W}$			
												$p_1$	$p_2$	$p_3$	$p_4$	$p_5$	$p_6$														
6.1	全開	75	762.2	16.5	3737	0.583	0.186	-3.5	2	16.8	19.5	-2	-2	0	0	0	2	1.007	25.72		1.2095	14.05	1.003	3.002	219.7	0.992	1.011	10.4			
								1.641	0.2695	-8.9	8	16.9	21.2	-5	-1	1	0	4	7	1.0225	40.72		1.2115	20.35	1.012	4.432	334.8	0.994	1.017	21.95	
								7204	3.085	0.344	-13.95	13.7	17.0	23.5	-9	-3	1.8	2	8	12	1.037	45.48		1.2123	25.90	1.021	5.66	423.5	0.995	1.024	25.95
								8755	5.344	0.421	-20.55	19.3	17.5	26.0	-15.7	-4	3.6	2	12	18.3	1.054	46.45		1.2120	31.80	1.029	5.925	514.5	0.992	1.034	25.25
								10618	9.053	0.4665	-29.6	29	17.8	29.5	-23	-8	6.0	3	18	30	1.080	44.82		1.2105	35.20	1.044	7.67	623.9	0.992	1.046	25.4
6.2	全開	50	762.2	16.5	3826	0.523	0.164	-2.2	5	17.4	21.3	0	-1	2.8	2.0	4	6	1.0095	32.84		1.2065	12.4	1.006	2.698	225.0	0.990	1.017	20.2			
								6090	1.682	0.227	-5.7	13.7	17.4	23.0	0	-3	6.3	6.3	12	14	1.026	38.45		1.2135	17.1	1.018	3.735	358.1	0.994	1.024	26.9
								7620	3.02	0.279	-8.9	21.3	17.5	25.0	-1	-6	11.0	10.8	17	21.5	1.040	40.94		1.2170	20.95	1.029	4.588	447.7	0.998	1.030	29.6
								9140	5.06	0.335	-12.95	31.0	17.8	28.0	-1	-10	18.5	18.5	24	31.0	1.059	42.47		1.2195	25.10	1.043	5.51	537.1	1.000	1.0405	31.6
								10993	8.47	0.4035	-18.7	46.6	18.0	31.5	-1	-12.5	26.0	26.0	38	46.0	1.088	45.38		1.2295	30.00	1.055	6.64	646.1	1.006	1.053	33.6
6.3	全開	35	761.6	18.5	3664	0.425	0.121	-1.2	6	17.3	22.0	0	+3	3.6	4.3	4	7	1.0086	27.38		1.2042	9.20	1.007	2.00	214.7	0.996	1.013	22.0			
								5070	0.933	0.157	-2.2	11	17.5	23.0	-2.2	+5	6.3	6.3	10	13	1.016	29.28		1.2125	11.85	1.013	2.596	297.0	0.9995	1.016	24.05
								6340	1.624	0.187	-3.5	17.5	17.9	24.5	-3.0	+7.0	11.0	12.0	14	18.3	1.025	32.00		1.2120	14.10	1.022	3.084	371.6	1.0005	1.022	28.10
								7891	2.89	0.220	-5.3	27	18.0	26.7	+5	+12.0	16.8	17.3	22	29	1.039	32.47		1.2175	16.50	1.035	3.638	462.5	1.006	1.029	29.75
								9577	4.87	0.260	-7.6	40.8	18.2	29.8	+8	+16.5	25.0	26.0	34	42	1.058	34.08		1.2265	19.40	1.053	4.296	561.1	1.014	1.039	31.20
6.4	全開	20	771.0	16.0	3997	0.452	0.082	-0.2	7	15.8	18.8	-1	-3	3.6	4.3	4	8	1.0097	19.61		1.233	6.08	1.007	1.335	235.0	1.000	1.010	13.95			
								5621	0.979	0.119	-0.4	14	15.9	20.5	-3	-6	9.3	10.8	12.0	14.0	1.019	25.98		1.2365	8.80	1.018	1.938	339.7	1.0035	1.0135	24.29
								7068	1.719	0.133	-0.7	23.4	16.1	23.3	-6	-12	16.8	17.3	20.0	22.5	1.032	27.58		1.2395	9.82	1.031	2.167	415.6	1.0045	1.026	26.40
								8828	2.94	0.159	-1.0	36	16.2	26.8	-11	-17.6	25.0	27.0	32.0	35.0	1.050	29.46		1.245	11.65	1.047	2.59	519.1	1.008	1.038	28.00





### 第 7 表 4 枚 翼 翼 車 實 驗 結 果