〔論文〕

二重翼列遠心ファンの空力特性と騒音特性に関する実験的研究 (露出度とスクロール吐出角の影響)

畠山 真*¹ 児玉好雄*² 佐々木壮一*² 林秀千人*² 後藤健一*³

Characteristics of the Aerodynamics and the Noise of a Dual-cascade Centrifugal Fan (Effects of Bare Ratio and Outlet Angle of Scroll Casing)

Makoto HATAKEYAMA, Yoshio KODAMA, Souichi SASAKI, Hidechito HAYASHI and Kenichi GOTOH

Characteristics of the aerodynamics and the noise of dual-cascade centrifugal fan have been experimentally investigated with respect to the effects of the bare ratio and the outlet angle of scroll casing. It was shown that the performance of the fans became best when the bare ratio was around between 9% to 25%, then the characterisitics of the dualcascade centrifugal fan were superior to that of the single-cascade centrifugal fan. The former was little influenced by the different bare ratio and the fans were able to be widely designed in comparison with the latter, the both characterisitics were improved when the outlet angle was 20 degrees.

Keywords: Dual-cascade Centrifugal Fan, Noise, Internal Flow, Specific Noise, Scroll Casing

1. 序論

小型遠心ファンの使用用途は多岐にわたる が、近年、空調機器やOA機器の普及にともな ってこの種のファンの使用が増加している。こ のようなファンの多機能化のためにサイズ上の 制限を受けることも多く、羽根車の外径を大き くできないときは羽根車高さ、すなわち翼スパ ンを高くしなければならない場合が生じる。こ のように羽根車高さを高くした場合には、羽根 車の前面シュラウド近傍ではく離や逆流が生 じ、ファン性能の大幅な低下を招く⁽¹⁾⁽²⁾。この ような問題を解決するために、羽根にこう配を つけた羽根車や傾斜スクロールの検討がなされ ている⁽²⁾。また、衛生機器のように比較的広い 出口面積を必要とするにもかかわらず機器その ものは小型化を要する機器においては、羽根車

*3 長崎大学 大学院

外径は大きくできない。このような場合には露 出長さを長くしてケーシング吐出幅を広げた り、ケーシングに吐出角をつける必要がある。 森主は、多翼ファンの発生騒音が羽根車出口の 流れやスクロールケーシング出口流れの影響を 強く受けることを実験的に示している⁽³⁾。この ようにケーシングの出口形状を変更すると、空 力特性だけでなく騒音特性についても大きな性 能の低下を招く恐れがあり、ファンを設計する 際には十分な配慮が必要である。

筆者らは、上部翼列の内径が下部翼列のそれ より小さい翼列を有する二重翼列遠心ファンを 提案している⁽⁴⁾。このファンは、上部翼列の内 径を大きくすることによって、前面シュラウド 近傍で生じるはく離や逆流の改善を図り空力特 性を向上させ、併せて騒音レベルの低減を図る ことを目的として開発したものである。これま での二重翼列遠心ファンの研究から、スクロー ルの広がり角の最適値は6°近傍にあり、隔壁 の最適位置は上部翼列と下部翼列の入口/出口

^{*1} 東陶機器(株) 商品研究所

^{*}2 長崎大学 工学部

原稿受付日 平成13年10月30日

面積比がほぼ等しく、かつ1に近いところにあ れば、従来の多翼ファンに比べて高流量時の特 性がかなり改善されることが明らかになった⁽⁴⁾。

本研究では、露出長さとスクロール吐出角が 二重翼列遠心ファンの空力特性や騒音特性に及 ぼす影響について実験的に究明した。

2.お	もな記号
B	:翼枚数
С	:翼弦長(mm)
D_i	:羽根車の内径(mm)
D_{σ}	:羽根車の外径(mm)
d	:露出長さ (mm)
е	:露出度[=100 <i>d/D</i> o](%)
f	:周波数(Hz)
$K_s(A)$:A特性の比騒音レベルdB(A)
L	:軸動力
L _r	:スパン長さ(mm)
L_{rU}	:上部翼列のスパン長さ(mm)
L_{rL}	:下部翼列のスパン長さ(mm)
Ν	:回転数(rpm)
p_s	:静圧(Pa)
P_t	:全圧(Pa)
Q	:流量(m³/min)または(m³/s)
SPL(A)	:音圧レベル(A特性)dB (A)
Т	:吐出管の横断方向の長さ(mm)
U_o	:羽根車の外縁における周速度 (m/s)
W	:羽根車出口の相対速度(m/s)
у	:吐出管の横断方向の距離(mm)
z	:スパン方向の距離(mm)
α	:スクロール角(deg.)
β	:羽根車出口の相対流出角(deg.)
η	:送風機効率 $\left[=\phi \psi/\lambda\right]$
θ	:ケーシング吐出角(deg.)
λ	:動力係数
	$\left[=2L/\left\{\pi\rho D_o(L_{rU}+L_{rL})U_o^3\right\}\right]$



Fig. 1 Schematic diagram of scroll casing and measurement points

3. 実験装置および方法

 $e = 100d / D_a$

Fig. 1 は実験に用いられるスクロールケーシ ングの形状と内部流動の測定点を示したもので ある。スクロールの広がり形状は対数らせん形 で、広がり角 α にはその最適条件である 6^{°(1)} が採用されている。スクロールケーシングの舌 部と羽根車の外縁との距離で定義される舌部隙 間は6mmに統一されている。露出度eは式(1)と して定義した。

...(1)

ここで、dは露出長さで図中のy方向の羽根車 の外縁と舌部の頂点とのなす長さで、 D_a は羽 根車の外径である。図中の θ で示されるケーシ ングの吐出角は、舌部頂点から吐出方向への広 がり角である。本実験で調査した露出度eと吐 出角 θ の設計条件はTable 1に示される通りで ある。全圧、静圧、速度、流出角などの流動様 相の測定には5孔球ピトー管が用いられてい る。周方向の測定位置は羽根車の外縁より 10mm外側でのMP1からMP5までの5点とし、



Table 1 Design parameters

Dual cascade centrifugal impeller (DC impeller) Fig. 2

そのスパン方向(図中のz方向)の分布には 5mm間隔の9点が採用されている。ケーシング の叶出管の横断面の測定位置はMP6からMP8ま での3点とし、図中のv方向の分布には7mm間 隔の10点が採用されている。なお、内部流動と 騒音の測定方法は既報と同様である(文献(4)を 参昭)。

Fig.2は二重翼列遠心羽根車の概観図を示し たものである。二重翼列遠心羽根車は前面シュ ラウド側の上部翼列と後面シュラウド側の下部 翼列とで構成される。二つの羽根車は隔壁によ って仕切られ、これは前面シュラウド側で生じ る逆流の領域を狭めることを意図して設計され ている。以下、この二重翼列遠心羽根車をDC 羽根車と称し、この羽根車による送風機をDC ファンと呼ぶことにする。また、後述の単翼列 の多翼羽根車をSC羽根車と呼び、そのファン をSCファンと呼ぶ。

Fig.3は本実験に用いられる三種類の供試羽 根車の形状を示したものである。Table 2には これらの主要諸元がまとめられている。羽根車 の外径は全て125mmである。DC羽根車はSC羽



Fig. 3 Test impeller

Table 2 Main dimensions of the impeller

Impeller	DC2822		DC1931		50	
	U.C.	L.C.	U.C.	LC.	30	
Do mm	125					
Di mm	110	88	110	88	88	
C mm	9	19	9	19	19	
Lr mm	28	22	19	31	50	
В	120	100	120	100	100	

根車の入口部の内径を拡大したもので、いずれ も上部翼列の内径 n が110mm、下部翼列が 88mmである。二種類のDC羽根車は、各々を区 別するために上部翼列と下部翼列のスパン長さ を基にしてFig. 3(a)の羽根車をDC2822、また Fig. 3(b)をDC1931と略して記す。なお、上部翼 列と下部翼列のソリディティを近づけるために、 羽根枚数は前者が120枚、後者が100枚となって いる。また翼の厚さは1.6mmで、回転方向に対 して前傾した円弧翼である。これらのファンの 設定回転数は2800rpmであり、このとき羽根車 の外縁における周速度U。は約18.3m/sである。



4. 実験結果および考察

4-1 空力特性

Fig. 4 はFig. 3 に示す三種類のファンの空力 特性曲線である。このとき、スクロールケーシ ングの露出度eは9%、吐出角 θ は20°である。 図中の ϕ 、 ψ 、 η はそれぞれ流量係数、圧力係数 および電動機と送風機の総合効率である⁽⁴⁾。フ ァンの設計点の流量係数は約0.23である。SCフ ァンの圧力係数(●印)は流量係数が0.2を越 える流量域で低下し、これと傾向を同じくして その効率(〇印)も低下する。また、SCファ ンの最大の流量係数はDCファンに比べ約20% 低くなっており、DCファンがSCファンに比べ て高流量に適していることがわかる。

Fig.5は、露出度eがファンの効率 η へ及ぼ す影響を示したものである。以下の特性は全て 設計点の流量係数(ϕ =0.23)に統一し測定さ れている。Fig.5では、DCファンの効率は露出 度が9%から25%にかけては変化がほとんどな い。一方、SCファンの効率は露出度が9%で最 も高くなり、露出度を大きくするに従って徐々 に低下する。このことは、DCファンの方がSC ファンよりも露出度に対する設計の自由度が高



Fig. 5 Effect of bare ratio on the fan efficiency



Fig. 6 Spectral distributions of fan noise

く、比較的大口径のダクトと接続された場合も 効率の劣化が少ないことを示すものである。ま た、効率の著しい低下を招く露出度40%を除き 吐出角が20°の場合(白抜記号)が、羽根車の 形状によらずに効率が高くなっている。Fig.5 のこの傾向は、効率の代わりに圧力係数を用い て整理した場合も同様の変化を示す。

4-2 騒音特性

Fig. 6 には三種類のファンの騒音のスペクト ル分布が示されている。いずれのファンの場合 も、羽根車から流出する流れが舌部と干渉して 発生する離散的な干渉騒音のピーク(f= 4667Hz)は見られない。これは、翼の後流の渦 放出流れが超多翼構造を採用することにより短 距離で拡散され、干渉騒音が抑制されたことに



Fig. 7 Relationship between flow rate and the noise properties

よる⁽⁵⁾。この場合、ファンの騒音特性は広帯域 の乱流騒音の影響が支配的になる。

Fig.7はファンの全帯域騒音の音圧レベル *SPL*(*A*)と比騒音レベル *K*_s(*A*)の流量特性を示したものである。比騒音はファンの良否を判断するパラメーターの一つで、式(2)として定義される。

 $K_s = SPL - 10 \log_{10}(QP_1^2)$...(2)

この比騒音レベルの値が低いほど、総合的に 静音性に優れたファンであるとされている。設 計点(ϕ =0.23)の近傍では、DC2822ファンの 全帯域騒音の音圧レベル(□印)が最も低い。 しかし、流量係数がこれよりも低い場合は、 SCファン(〇印)の騒音がDC2822ファンより も低くなる。一方、比騒音レベルではSCファ ンとDC2822ファンの最低値がほぼ同じである。 またその流量点はDC2822ファンがSCファンよ りも大きい。これは、例えファンを駆動する条 件が同じでも、高流量時はDCファンの全圧が SCファンよりも高くなることによるものであ る。すなわち、DC2822ファンは、騒音特性に 空力特性を加味して総合的に評価をした場合、 三者の中で最も高流量に適した送風機であると



Fig. 8 Effect of bare ratio on the sound pressure level

言える。

Fig.8は、露出度 e が全帯域騒音の音圧レベ ル SPL(A)へ及ぼす影響を示したものである。 吐出角が0°では、三種類のファンとも音圧レベ ルは露出度の増加とともに徐々に増加するが、 露出度が9%から25%にかけての音圧レベルの 増加量はDC2822ファン(■印)、DC1931ファ ン(▼印)、SCファン(●印)の順に大きくな る。一方、吐出角が20°では、DC2822ファン (□印)とDC1931ファン(▽印)は、露出度が 9%から25%にかけて、音圧レベルの変化がほ とんど無いが、SCファン(○印)の音圧レベ ルは露出度の増加とともに増加する。これらの 傾向はFig.5の効率の変化とほぼ逆の傾向にあ る。また、吐出角による変化を見ると、露出度 が9%から25%までは、DCファン、SCファンと もに吐出角 θ が 0°(黒塗記号)より 20°(白抜 記号)の方がレベルが低く、吐出角を広げるこ とによって、音圧レベルが低下していることが わかる。

4-3 内部流動と騒音の関係

4-3-1 露出度の影響

Fig.9は露出度 eの違いが静圧 p.の分布に及 ぼす影響を示したものである。静圧は、吐出管 に近いMP4の位置で測定された分布が代表して 示されている。SCファンの静圧の分布は露出



Fig. 9 Distribution of the static of the different bare ratio



Fig.10 Deistribution of the relative of the different bare ratio

度が増加すると全体的に低下する。一方、 DC2822ファンの分布は露出度が9%と25%とで は大きな差が生じない。これらの分布は周方向 の測定点の平均値を用いて整理した場合でも同 じ傾向を示す。また、この静圧の変化はFig.5 のファン効率の特性と同様であり、ファン性能 の変化が静圧の変化によって起きていることが わかる。

Fig.10は露出度 *e*の違いによる相対速度 *W*の スパン方向の分布を比較したものである。SCフ ァンの場合、相対速度は露出度が9%では z/L,が0.4から0.6で低下するが、25%では0.6から0.8で低下し、その速度こう配の位置が前面シュラウド側へ移動する。Fig.13で示されるように、前面シュラウド近傍では相対流出角がほぼ0であるため、相対速度ベクトルはほぼ接線方向となり、半径方向速度は0に近い。このことはこの領域では流れがはく離していることを示している。したがって、この露出度の違いによる分布の変化は、SCファンの場合、露出度の増加とともに前面シュラウド側で生じる流れのはく離領域が狭められることを示すものである。一方、DC2822ファンの相対速度の分布には大きな変化がない。周方向の平均値についても、SCファンはDC2822ファンに比べ相対速度Wの上昇が大きい。

筆者らは、小型多翼ファンの内部流動と乱流 騒音の関係を式(3)の予測式で整理した⁽⁶⁾。

 $E = \pi B \rho \int_{SPAN} DW^6 dz / (2400a_0^3)$...(3) ここで、Eは音響エネルギー、Bは羽枚数、D は後流の幅、wははく離点での相対速度、 a₀は音速である。この予測式は小型多翼ファン の乱流騒音だけでなく、多翼ラジアルファン(7)8) の乱流騒音も±2.0dB以内の精度で予測できる ものである。ここでは、この予測式を基にSCフ ァンとDC2822ファンの内部流動と乱流騒音の 関係について考察する。式(3)で示される相対速 度wの6乗が音響エネルギーの変化と関係する ことを考えれば、Fig.8における音圧レベルの 傾向は主として、スパン方向の相対速度の変化 として理解することができる。すなわち、SCフ ァンは露出度を増加させることで前面シュラウ ド側のはく離した領域は狭められるが、騒音レ ベルは相対速度 w の6 乗に比例するため、スパ ン方向の音源面となる(Fig.10中の矢印)領域 は広がることを意味する。また、相対速度の大 きさもSCファンの方がDC2822ファンより大き く、騒音レベルを大きくする傾向にあることが



Fig.11 Disstribution of the static pressure at nozzle outlet



Fig.12 Distribution of the relative verocity of the different outlet angle

わかる。

4-3-2 吐出角の影響

Fig.11は吐出角 θ の違いによるケーシング吐 出管の横断方向(y方向)の静圧 p_s の分布を、 DC2822ファンについて比較したものである。 吐出管の横断方向の静圧には、MP6からMP8ま での平均値が用いられている。吐出角を0°から 20°にすると吐出管の断面積が広がるために、 吐出管内の流速は相対的に低下し静圧が上昇す る。しかし、舌部近傍の静圧は吐出角が20°の 方が低い。これは、吐出角を広げることにより 吐出管内の舌部近傍の流れが吐出管の側壁に沿 って流れるため局所的に動圧が上昇し、それに 応じて舌部近傍の静圧が減少したものと考えら れる。また、そのことによって吐出管横断面の 静圧分布が均一化されたと考えられる。このこ とは、SCファンに関しても同様である(図省



Fig.13 Distribution of the relative flow angle of the different outlet angle

略)。

Fig.12は吐出角 θ が相対速度 W の分布へ及ぼ す影響を、DC2822ファンについて示したもの である。相対速度は舌部に近いMP5での分布が 示されている。相対速度の分布は吐出角が増加 するとわずかに低下している。この相対速度の 変化量のみが式(3)の予測式によって音圧レベル の変化量へ換算されると、音圧レベルが約3dB 減少することになる。この変化はFig.8 に示さ れる実験の傾向と一致する。

Fig.13は吐出角 θ の違いによる相対流出角 β の分布を比較したものである。相対流出角のスパン平均としては90°よりも小さい。また、どちらのファンも吐出角が0°より20°の方が相対流出角が増加している。したがってMP5での相対速度Wは、相対流出角 β の増加に伴って減少することになる。また、翼の出口角が90°以上の前傾翼であることから、相対流出角の増加は、後流の幅の減少を意味している。これらのことから、Fig.13は、相対速度及び後流の幅の変化があいまって、前節の露出度の場合とは逆に、吐出角が増加するとファン騒音が減少することを示すものである。

5. 結論

本研究では、露出度とスクロールの吐出角が 二重翼列遠心ファンの空力特性と騒音特性に及 ぼす影響を実験的に調査した。その結果、以下 の結論を得た。

- DCファンの露出度の最適値は空力特性 と騒音特性の両者を加味すると、露出度が 9%から25%に存在する。
- ② 設計点の近傍で露出度が増加した場合、 SCファンのファン効率と全帯域騒音の音 圧レベルは劣化するが、DCファンは両特 性とも大きな変化が生じない。
- ③ DCファンは露出度を25%まで増加させても前面シュラウド側での流れのはく離領域の流動状態が変化しない。
- ④ 本研究の範囲では、DCファンとSCファンの両者とも吐出角を20°にすることで、 効率が向上し、全帯域騒音の音圧レベルが 低減する。

〈参考文献〉

- King, R.J. Tobin, M.G., Flowin a Centrifugal Fan of the Squirrel-Cage Type, Trans.ASME, 112 (1990), 84.
- (2) 山崎・他2名、多翼送風機の羽根車およびスクロール 形状の軸方向変化が性能と騒音に及ぼす影響、機論
 (B) 63-614 (1997), 3325.
- (3) 森主,多翼ファンの騒音発生源,機論(B) 57-543(1991), 3837.
- (4) 児玉・他3名、二重翼列遠心ファンの空力特性と騒音 特性に関する研究(スクロール角及び隔壁の影響)、タ ーボ機械、29-8 (2001)、456.
- (5) 新原・他3名,多翼ラジアルファンの流体力学的特性 と騒音特性に関する実験的研究(流体力学的特性および 騒音特性に及ぼす羽根車内径,羽根枚数の影響),機論
 (B) 62-602 (1996), 3642
- (6) 畠山・他4名,小型シロッコファンの乱流騒音につい て,長崎大学工学部研究報告,31-57 (2001),15.
- (7) 児玉・他2名, 多翼ラジアルファンの乱流騒音の予 測, ターボ機械, 24-8 (1996), 477.
- (8) 児玉・他2名、多翼ラジアルファンの乱流騒音の流量
 特性とその音圧レベル予測、ターボ機械、25-2 (1997)、
 65.