円管および長方形管の分岐合流損失について

長田 修* 大中 幹夫* 山根 健次*

Characteristics of Branching and Confluent Flow in Rectangular or Round Ducts

by

Osamu NAGATA, Mikio ONAKA and Kenji YAMANE

Abstract

In order to make a plan of water (or oil) pipe or air duct, it is necessary to know the energy losses of divided or confluent flow.

T-cheeses of one smooth acrylic pipe, three rough spiral pipes and thirteen kinds of smooth acrylic rectangular branch take-off of different form were tested to know the total energy losses of main and branch flow. The experimental values were quite agreed with those by Vogel, Kasai, Oki and Sato. Theoretical equations were derived from momentum theory as the function of branch duct area ratio, straight duct area ratio and velocity or flow quantity ratio. The theoretical values were quite agreed with the experimental values except for the case of confluent main flow of standard branch take-off.

The theoretical equations are as follows.

$$\begin{aligned} \zeta &= m'^2 q^2 - 2m' (m' - k \cos \varepsilon) q + (m' - 1)^2 \\ \eta &= v^2 - 2k \cos(\theta - \varepsilon) v + 1 \\ \zeta' &= (m'^2 - 2m' - 2mk \cos \varepsilon) q^2 - 2m' (m' - 2) q + (m' - 1)^2 \\ \eta' &= \left(1 - \frac{2k \cos \varepsilon}{m} - \frac{2m'}{m^2}\right) v^2 + \frac{4m'}{m} v + 1 - 2m' \end{aligned}$$

where

 ζ : energy loss factor of main straight flow of divided flow $\{=(E_1-E_3)/E_{V_1}\}$

- η : energy loss factor of branch curved flow of divided flow $\{=(E_1-E_2)/E_{V_1}\}$
- ζ' : energy loss factor of main straight flow of confluent flow $\{=(E_1-E_3)/E_{V_3}\}$
- η' : energy loss factor of branch curved flow of confluent flow $\{=(E_2-E_3)/E_{V_3}\}$
- *m*: branch duct area ratio $(A_1/A_2$ for divided flow, or A_3/A_2 for confluent flow)
- m': straight duct area ratio (A_1/A_3) for divided flow, or A_3/A_1 for confluent flow)
- q: flow quantity ratio (Q_2/Q_1 for divided flow, or Q_2/Q_3 for confluent flow)
- v: velocity ratio $(V_2/V_1$ for divided flow, or V_2/V_3 for confluent flow)
- k: velocity factor at divided (or confluent) point
- ε : angle between the direction of branch flow at divided (or confluent) point and main duct
- θ : angle between branch duct and main duct
- E: total energy of fluid, E_V : kinetic energy of fluid
- A : area of duct
- Q: flow quantity, V: velocity

Subscript 1: main up-stream, 2: branch flow, 3: main down-stream

The experimental formulae of second degree of branch duct area ratio (or straight duct area ratio) and of velocity ratio (or flow quantity ratio) were obtained for the benefit of duct planning.

* 大阪支所 原稿受付:昭和48年5月24日

1. まえがき

最近の空気調和装置の進歩にともない,船舶の居住 区および機関室等への給排気は乗員尊重の見地より, 換気のみならず冷暖房(調湿も含む)をも必要とする。

さらに送風機等の改良により,空間利用のためダク ト断面積を小さくし,高速にて給排気する高速通風方 式が一般化されてきた。このような実状のもとで,従 来のようにダクトブランチ内のダンパーあるいはオリ フィスにより風量調節をすると,冷暖房および送風機 の負荷が増大し,経済的に成立しなくなる。したがっ て各区画に効率良く所定の風量を給気(または各区画 より排気)するためには次の事項を知る必要がある。

(1) 分岐合流部におけるエネルギー損失

(2) 吹出口の風量特性

(3) 管路網の解法

空気を分配(または集合)する区面が増大し管路網 が複雑になるに従い,分岐合流損失は管摩擦抵抗損失 に比べ増大する。例えば居住区の如く主管よりの風量 が多数の支管に分割され,さらにその支管の居室内で 数個の吹出口にて細分化され給気される場合,流体損 失としては管摩擦を省略し,分岐合流損失のみを考え て設計してもほとんど誤差を生じない。

従来,分岐合流に関する研究は円管については Vogel¹, 楢本², 沖³, 樋口⁴, 佐藤⁵¹⁶), 伊藤⁷等の ものがある。しかし、これらはいずれもTチーズ内面 が平滑な場合である。

しかるに近年,軽くて剛性が大なる鋼製スパイラル 管の利用が増大してきた。しかしスパイラル管用Tチ ーズの内面仕上りは悪く,チーズ本管部と支管部の突 き合わせ時に食い違い,めくれ,溶接スラグの内面付 着,変形等があり,その分岐合流特性は悪化するもの と思われる。したがって市販のスパイラル管用Tチー ズについて実験を行い,内面が平滑なアクリル製Tチ ーズと比較検討した。

長方形管については Miller⁸⁾,新津⁹⁾,佐藤¹⁰⁾, Healy¹¹⁾,岡田¹²⁾,樋口¹³⁾等の研究があり,他に Gilman¹⁴⁾,Eschman¹⁵⁾,Ashley¹⁶⁾等の文献を主とし た解析研究がある。しかし船舶に利用されている分岐 合流部はダクト利用空間の制限(天井高さを抑えるた め薄形長方形管となる。),ビーム等船体構造物による 障害のため特殊な形状となりがちであるが,これらに 関する系統的な研究は見当らない。したがって主管の 上流と下流あるいは支管の面積が異なる場合も含めて 佐藤⁹,伊藤⁷¹等による運動量理論を発展させ,実験 値と比較検討するため形状ならびに面積比の異なる13 種類の長方形チーズにつき実験を行った。

なお分岐合流損失係数は流量比(または流速比)お よび面積比の二次関数として実験式を求め,電子計算 機の利用等の便ならしめた。



Fig. 1 Branch take-off of round duct

2

(234)

2. 分岐合流部の形状(試験品)

Fig. 1 に円管のTチーズ(試験品),パイプおよび スパイラル管用ソケットを示す。アクリルチーズは端 部にフランジ継手を持たせ,内径は61.5mmに正確に 仕上げた。他方内径72mmのスパイラル管用Tチーズ は市販のもので、端部は内径76mmのスパイラル管に 挿入する型式である。Fig. 2にスパイラル管用Tチー ズ内面の写真を示す。Aは比較的仕上りが良好と思わ れるものであり、Bは不良と思われるものである。い ずれもチーズ支管部と本管部の溶接箇所にめくれおよ びスラグ等による1mm程度以下の内面突起が認めら



Fig. 2 Inner surface of spiral branch take-off of round duct

		- 1-	4		C		1		·····				
	уре		test Diece	b	m	type	test piece	Ь	В	[]] (150/ь)	R		(150/B)
-	<u> </u>	0	Е	50	3	III 50	G	50	100	3	0	/	1.5
150			D	75	2	st tB	к	75	75	2	37.5	/	2
		1	А	150	1	RRIAN	J	75	75	2	0	//	2
							L	100	50	1.5	0	V	3
	II 10	ю	F	50	3	IV 50	Н	50	100	3	(R1) 25	(R2) 75	1.5
150		ill.	С	75	2		Ι	75	75	2	37,5	112.5	2
		T]	В	150	1		М	100	50	1.5	50	150	3
	> divided flow (mm)										(r	nm)	

----- confluent flow

Fig. 3 Branch take-off of rectangular duct

れた。

Fig. 3は実験に供した長方形管の分岐合流部(試験品)である。いずれもアクリル板にて精密に製作した。試験品はタイプI(支管を主管側部に突合わせた側方出の標準型),Ⅱ(支管を主管上方に載せた型), Ⅲ(分岐の場合主管下流と、合流の場合主管上流と、 支管の断面積の和が、分岐の場合主管上流の、合流の 場合支管下流の断面積に等しい型)およびIV(Ⅲの支 管隅角部に丸みのあるもの)に大別できる。(いずれ のタイプも主管と支管の面積比を1(タイプⅢ,IVは 1.5), 2および3に変化させた。

3. フローシート

Fig. 4はアクリル平滑円管用Tチーズのフローシートである。使用流体は水でバルブ操作により配管を変えることなく分岐および合流のいずれでも実験可能である。

流量測定のためタンク重量法により検定した二つの オリフィス(附録AのFig. 35 およびFig. 36 参照)を 主管上流と下流に設けた。Tチーズ前後には充分な長



Fig. 4 Flow sheet for acrylic branch take-off of round duct



Fig. 5 Flow sheet for spiral branch take-off of round duct



Fgi. 6 Flow sheet for branch take-off of rectangular duct

さの直管を設け、その管内静圧分布を多数のアルコー ルマノメータで求め、その直線的静圧変化部分を分岐 合流点まで延長し、管の摩擦項を控除し、その点におけ る上流と下流の全圧差を求め、損失係数を算出した。 実験時主管上流(合流の場合主管下流)のレイノルズ 数は $5 \times 10^4 \sim 5 \times 10^5$ である。Fig. 5 はスパイラル管用 Tチーズの空気によるフローシートである。流量は入 ロノズルおよび流量測定管(附録Aの Fig. 37, 38 お よび39参照)により求めた。実験時のレイノルズ数は $2 \times 10^4 \sim 2 \times 10^5$ である。

Fig. 6は長方形管用分岐合流部の空気によるフロー シートで、流量はスパイラル管と同様の試験方法で求 めた (附録Aの Fig. 40, 41 および 42 参照)。実験時 のレイノルズ数は 2×10⁴~2×10⁵ である。

4. エネルギー式および運動量理論

管内の静圧は分岐合流のため渦の発生,消散過程を 経て連続的に変化する。したがって管摩擦損失を控除 した真の分岐合流損失係数を Fig. 7 のとおり定義し た。分岐合流損失係数は,従来,種々の異なった定義 方法があるが,ここでは慣用的に最も広く使用され, 実用上便利と思われる方法を採用した。すなわち損失 係数は分岐合流部前後の全圧差を,分岐では本管上 流,合流では本管下流の動圧で除した形で示してあ



Fig. 7 Definition of energy loss factors

6

る。式は管内の流れを平均速度にて表したベルヌーイ の式であり、実際は速度分布を考慮しなければならな い。しかしレイノルズ数の変化が本実験の範囲内で は、助走区間外の充分発達した管内の速度分布は同じ とみなせるので、分岐合流損失係数を流量比(または 流速比)の関数で表示することにより、管内の速度分 布による影響を分岐合流損失係数に含ませることがで きる。

運動量理論より分岐合流損失係数を理論的に求める ため Fig. 8 の分岐合流部を考える。すなわちダクト 断面積,静圧(管の摩擦損失を補正した分岐合流点の 静圧とする),速度をそれぞれ A, h, V とし,主管上 流,支管および主管下流をそれぞれ添字1, 2, 3にて 表す。主管と支管の角度を θ とし,検査面 abcdefaを想定する。

4.1 分 岐 流

Fig. 8の a) において検査面 fa を平均流速 kv_1 , 主管との偏角 ϵ なる流れが主管上流より支管に流れる ものとする。ただし ϵ およびkは分岐合流部の形状, 支管角度,面積比および流量比等により決まる値であ る。また fa面の静圧は上流主管の静圧 h_1 に等しい と仮定する。

連続の式は

$$Q_1 = Q_2 + Q_3, Q_1 = A_1 V_1, Q_2 = A_2 V_2, Q_3 = A_3 V_3$$

.....(1)

支管面積比, 主管面積比, 流量比および流速比を次の





Fig. 8 Momentum balance

4.1.1 主管の損失

Fig. 7の定義より分岐の場合の主管流のエネルギー 式は

ただしては主管の分岐損失係数である。 検査面 *abcdefa* に運動量理論を適用すると、

$$(h_1 - h_3)A_3 = \frac{1}{g}V_3^2 A_3 - \frac{1}{g}V_1^2 A_1 + \frac{1}{g}\{k\cos\varepsilon\}V_1V_2A_2 \qquad \dots \dots (4)$$

(1)~(4)式より主管の分岐損失係数を流量比で表すと
 ζ=m²q²-2m['](m[']-k cos ε)q+(m[']-1)² ·····(5)

ゆえに主管の分岐損失係数は支管面積比に無関係であ り主管面積比と流量比との二次関数である。

流速比で表すと

$$\zeta = \left(\frac{m'}{m}\right)^2 v^2 - 2\frac{m'}{m} (m' - k \log \varepsilon) v + (m' - 1)^2 \cdots (6)$$

上流と下流の主管面積が等しい場合は(5)式より

となり佐藤⁶⁾の式に一致する。支管流の本管に対する 偏角 ε が 0 度の場合は(5)式の k kos ε=1 ゆえ

$$\zeta = (m'q - m' + 1)^2 \qquad \dots \dots (8)$$

4.1.2 支管の損失

定義より分岐の場合の支管流のエネルギー式は

ただし η は支管の分岐損失係数である。

検査面 fghaf に運動量理論を適用すると

$$(h_1 - h_2)A_2 = \frac{1}{g}V_2^2 A_2 - \frac{1}{g}\{k\cos(\theta - \varepsilon)\}V_1V_2A_2$$

.....(10)

(1), (2), (9), (0) 式より支管の分岐損失係数を流量比で 表すと

流速比で表すと

$$\eta = v^2 - 2 \{k \cos(\theta - \varepsilon)\} v + 1 \qquad \dots \dots (12)$$

ゆえに支管の分岐損失係数 η は面積比 *m*, *m*' に無関 係で流速比の二次関数である。これは伊藤ⁿ の式に一 致する。支管の角度が直角の場合

(239)

$\eta = v^2 - 2(k\sin\varepsilon)v + 1$	•••••(13)					
さらに支管流の本管に対する偏角 ε=0 の場合	à					
$\eta = v^2 + 1$	(14)					
支管角度が0度の場合						
$\eta \!=\! v^2 \!-\! 2(k\cos \varepsilon) \!\cdot\! v \!+\! 1$	•••••(15)					
この場合 k cos ε=1 と考えられるので						
$\eta = (v-1)^2$	•••••(16)					
4.2 合 流						
Fig. 8 の b) において検査面 <i>f a</i> を平均風速 <i>kV</i> 2,						
主管との信任。たて法われ古色との十姓てたい	- 11-10 7					

主管との偏角 ϵ なる流れが支管より主管下流に流れる ものとする。また f a 面の静圧 h_2 は上流主管の静圧 h_1 に等しいと仮定する。

連続の式は

$$Q_3 = Q_1 + Q_2, \ Q_1 = A_1 V_1, \ Q_2 = A_2 V_2, \ Q_3 = A_3 V_3$$

面積比,流量比および流速比を次のように定義する。

4.2.1 主管の損失 定義より合流の場合の主管流のエネルギー式は

$$h_1 + \frac{V_1^2}{2g} = h_3 + \frac{V_3^2}{2g} + \frac{V_3^2}{2g} \zeta' \qquad \dots \dots (19)$$

ただしζ′は主管の合流損失係数である。

検査面 abcdefa に運動量理論を適用すると

$$(h_1 - h_3)A_3 = \frac{1}{g}V_3^2 A_3 - \frac{1}{g}V_1^2 A_1 - \frac{1}{g}k\cos \varepsilon \ V_2^2 A_2$$
.....20

(17)~(20)式より主管の合流損失係数を流量比で表すと

$$\zeta' = (m'^2 - 2m' - 2mk\cos\varepsilon)q^2$$

 $-2m'(m'-2)q+(m'-1)^2\cdots(21)$

ゆえに主管の合流損失係数は流量比および面積比の 二次関数である。流速比で表すと

上流と下流の主管面積が等しい場合は(21)式より,

$$\zeta' = 2q - (1 + 2mk\cos\varepsilon)q^2 \qquad \dots \qquad (23)$$

さらに支管角度が 90 度の場合 k cos ε=0 と仮定す ると

$$\zeta' = 2q - q^2 \qquad \dots \dots (24)$$

4.2.2 支管の損失

支管より下流主管へのエネルギー式は

仮定より h2=h1 ゆえ(17)~(19)および(25)式より

$$\begin{aligned} \zeta' - \eta' &= \left(\frac{V_1}{V_3}\right)^2 - \left(\frac{V_2}{V_3}\right)^2 \\ &= m'^2 - 2m'^2 q + (m'^2 - m^2)q^2 \qquad \dots \dots \end{pmatrix} \end{aligned}$$

ゆえに(21), (26)式より

流速比で表すと

$$\eta' = (m^2 - 2mk\cos\varepsilon - 2m')q^2 + 4m'q + 1 - 2m'$$

.....(27)

$$\eta' = \left(1 - \frac{2k\cos\varepsilon}{m} - \frac{2m'}{m^2}\right)v^2 + 4\frac{m'}{m}v + 1 - 2m'$$

.....(28)

$$\eta' = \left(1 - \frac{2k\cos\varepsilon}{m} - \frac{2}{m^2}\right)v^2 + \frac{4}{m}v - 1 \qquad \dots \dots 29$$



Fig. 9 Friction factors of round ducts

(240)



Fig. 10 Energy loss factor of spiral socket



Fig. 11 Friction factors of rectangular ducts

となり伊藤"の式に一致する。

5. 実験用配管の摩擦損失

分岐合流部前後の全圧差には管の摩擦損失も含まれ ているため分岐合流部前後の直管の摩擦係数 λを実測 し,これを控除した。なお実験に先だち,管の摩擦係 数の測定を行うことは,実験用配管および分岐合流部 の仕上り程度のチェックならびに計測器の検定等も合 わせて調査ができ,きわめて重要なことである。Fig. 9 は円管(アクリル管およびスパイラル管)の摩擦係 数であり,ブラシウスの平滑管の場合に良く一致す る。Fig. 10 はスパイラル管とスパイラル管用Tチー ズを接続するためのソケット(Fig. 1 参照)のエネル ギー損失係数である。Fig. 11 は長方形管の摩擦係数 を水力半径によるレイノルズ数で表した場合で,管は ほとんど平滑と見做せる。

6. 実験結果および考察

運動量理論より求めた理論値を実験結果と比較検討 する場合,分岐合流部における平均速度係数kおよび 支管流の主管との偏角 ε を見積る必要がある。附録Bの $P1 \sim P10$ はアルミ粉による二次元分岐合流の写真 である。

6.1 主管の分岐損失係数

円管の場合の主管の分岐損失係数くを Fig. 12 に示 す。(7)式において k cos ε は q の関数であるが定数と 考え 0.75 とおくと

ζ=q²-0.5q30 となりアクリル管の実験結果と比較的良く一致する。実際はチーズ内面の変形,凹凸等があるため近似

9







(242)

的に

 $\zeta = q^2 - 0.5q + C_1$

·····(31)

にて表せる。 C_1 の値はスパイラル管の場合, Fig. 10 のソケットの損失よりやや大きく 0.1~0.25 程度 である。スパイラル管の A と A' は同じものであるが 流れの方向を逆にして、実験した場合でくは0.1程度 異なっている。 Vogel¹¹, 沖³⁾ も平滑管について同様 な値を示している。佐藤5 は市販の硬質塩ビ管につき ζ を求めている。次に長方形管について述べる。タイ プI (Fig. 13) およびタイプII (Fig. 14) の場合も前 述の平滑円管と同様に300式にて近似できる。タイプ I およびⅡのいずれも主管の分岐損失係数をqの関数で 表すと支管面積比mの影響がなくなり600式の妥当性を 証明している。ただしタイプⅡの*m*=1の場合,流量 比が変化するにつれ k cos ε も 0.8 から 1.5 に変化し m=1,2の場合と傾向を異にする。Fig. 13に佐藤100の 値を併記する。Fig. 15 はタイプⅢおよびⅣの場合で Ⅲ, Ⅳによる損失係数の違いは殆んど認められない。

(8)式の二次曲線は

 $q=1-rac{1}{m'}$ すなわち $rac{A_3}{A_1}=rac{1}{m'}=1-q=rac{Q_3}{Q_1}$

のとき極小値 ζ=0 を示す。

すなわち上流主管と下流主管の面積比がその流量比 に等しいとき ($V_1 = V_3$ のとき) 主管直進流の流管面 積は変化せず流れるゆえ $\zeta = 0$ になる。m' = 1.5, 2,3 のとき $\zeta = 0$ に対応する q の値を求めると 0.333, 0.5, 0.667 となり Fig. 15 の実験結果にほぼ一致す る。また(8)式において q = 1 のときくは m' に関係な ζ 一定となり実験結果に一致する。ただしくの傾向は 実験と一致するが値はかなり異なる。K型の損失係数 は J 型に比べ小さくなっているが、これは隅角部丸み の効果による。実験値は、新津⁹⁰ の値ともよく一致し ている。

6.2 支管の分岐損失係数

円管の場合の支管の分岐損失係数 η を Fig. 16 に示 す。アクリル管の実験値は Vogel¹¹, 沖³¹ の値に良く 一致している。式(13)において $k \sin \varepsilon = 0.35$ とおくと

η=v²-0.7v+132 実際はチーズ内面の変形,凹凸等があるため近似的 に

$v = v^2 - 0, 7v + C_2$	(33)
1 0 0 0 0 2	100

にて表せる。 アクリル平滑管の場合は C2 は 1 (すな



Fig. 16 η of branch take-off of round duct

わち32式)であり,スパイラル管の場合 1~1.6 程度 であるが速度比が大なるほど C₂ は大きくなっている。

次に長方形管について述べる。Fig. 17 はタイプ I の支管の分岐損失係数 y を流量比 q にて表した実験値 で佐藤¹⁰⁾の値と良く一致している。

Fig. 18は同じデータを流速比vで表示した場合でmの影響は全く認められず平滑円管の場合の式32に一致する。Fig. 19, 20 はタイプ Π について η をqまたはv



Fig. 17 η of type I $(\eta \sim Q_2/Q_1)$

で表示した場合である。支管は主管の上方にあるため 流れは三次元的であり Fig. 8 の概念とはずれるが支 管面積が大(mが小)なるとき(14式を流用すると

 $\eta = v^2 + 1$

となり m=1 の場合 (Fig. 20 のB型) の結果にか なりよく一致する。m=2,3の場合実験値はこれより



Fig. 19 η of type II $(\eta \sim Q_2/Q_1)$



Fig. 18 η of type I $(\eta \sim V_2/V_1)$

(244)







大きい。Fig. 21, 22 にタイプIII, IVの場合の $\eta \epsilon q$ または v で表示した。Fig. 21 より実験値は新津⁹⁰の値と良く一致しているのが解る。タイプIIIの場合(13)式において $k \sin \epsilon = 0.5$ とすると

 $\eta = v^2 - v + 1$ ……(34) 隅角部に丸みがあるK型の場合 $k \sin \varepsilon = 0.8$ とお くと η=v²−1.6v+1(35) となり実験値と良く一致する。タイプIVの場合は(16) 式を用い

η=(v-1)² となるが

支管が90度曲っているためこの部分でさらに $\frac{V_2^2}{2g}$ × C_3 のエネルギーの損失があると考え C_3 =0.5 とする と166式は

となる。(16) 式は実験値と良く一致している。

6.3 主管の合流損失係数

円管の場合の主管の合流損失係数 ζ' を Fig. 23 に 示す。実験値は葛西²⁰ の値よりやや少ない。(23)式にお いて $k \cos \varepsilon = 0.3$ とすると

 $\zeta' = 2q - 1.6q^2$ (36)

となりアクリル平滑管の場合に比較的良く一致する。 スパイラル管の場合 k cos ε=0 とおいた24式に近い値 を示している。

次に長方形管について述べる。Fig. 24 はタイプ I の実験値で佐藤¹⁰⁾の値とほとんど同じである。m=2の場合24式に一致するがm=1, 3 の場合は一致しない。

(245)









(246)











Fig. 25 はタイプ II の値である。q < 0.5のとき24式 に一致し、q > 0.5の場合も比較的良く一致し、m = 2と3のときぐ は同じ値を示しているのは注目に値す

る。

Fig. 26 はタイプⅢの場合である。21 式において ε ==90°(k cos ε=0) とおくと

$$\zeta' = m'(m'-2)q^2 - 2m'(m'-2)q + (m'-1)^2$$

......(37) となり、く は支管面積比 m に無関係である。実験値 は m'=2,3の時37式にほとんど一致し、m'=1.5の ときも q<0.5の時完全に一致している。隅角部に 丸みがあるK型の場合、(21)式において k cos == 0.25

ζ′=1−q² ······(38) 実験値は(38式の値よりやや小さい。

Fig. 27 はタイプⅣの場合で新津⁹⁾ の値と良く一致 している。(21)式において *k* cos ε=0.8 と仮定すると

$$\zeta' = (m'^2 - 2m' - 1.6m)q^2 -2m'(m' - 2)q + (m' - 1)^2 \qquad \dots \dots (39)$$

となり実験値と良く一致している。

6.4 支管の合流損失係数

円管の場合の支管の合流損失係数 η' を Fig. 28 に 示す。実験値は葛西²⁹ の値によく一致している。(29式 において $k \cos \varepsilon = 0.3$, m = 1 とすると

$$\eta' = -1.6v^2 + 4v - 1$$
(40)

となり、アクリル管の実験結果に近い値を示す。スパ イラル管の場合(24)式において $k \cos \varepsilon = 0$ とおき

·····(41)

の値に近い実験値を示している。

 $\eta' = -v^2 + 4v - 1$

次に長方形管の場合について述べる。 Fig. 29, 30 は、タイプ I の場合で佐藤¹⁰⁰の値と良く一致している。 (29式においてアクリル管の場合と同様 $k \cos \varepsilon = 0.3$ と すると

$$\eta = \left(1 - \frac{0.6}{m} - \frac{2}{m^2}\right)v^2 + \frac{4}{m}v - 1 \qquad \dots \qquad (42)$$



(247)









となり *m*=1, 2, 3 のいずれの場合も実験値と良く一 致している。(Fig. 30 参照)

Fig. 31, 32 はタイプⅡの場合で本質的にはタイプ Iと同じで423式にて表すと実験値とかなり良く一致す る。

Fig. 33 はタイプⅢおよびⅣの実験値を流量比にて 表した場合でタイプⅣの場合,新津⁹の実験値と良く 一致している。Fig. 34 は n'を流速比で表した場合である。(28)式においてタイプⅢの場合k cos ε=0.5 とおくと

$$\eta' = \left(1 - \frac{1}{m} - \frac{2m'}{m^2}\right)v^2 + 4\frac{m'}{m}v + 1 - 2m'$$
 ……(43)
ただし隅角部に丸みがついているK型の場合 ε は 0
度に近くなり $k\cos \varepsilon = 0.9$ ($m = m' = 2$) とおくと
 $\eta' = -0.9v^2 + 4v - 3$ ……(44)
タイプIVの場合 $k\cos \varepsilon = 0.8$ とおくと

$$\eta' = \left(1 - \frac{1.6}{m} - \frac{2m'}{m^2}\right)v^2 + \frac{4m'}{m}v + 1 - 2m'$$

•••••(45)

となる。理論値と実験値はかなり良く一致しているの が解る。

7. まとめ

実験により求めた円管および各種長方形管の分岐合 流損失係数を運動量理論より求めた値と比較検討した 結果,分岐合流部における平均速度係数 k と,支管流の 主管との偏角。よりなる定数を分岐合流部の形状に応 じ決めることによりタイプ I の主管の合流損失係数を 除き,よく合致することがわかった。なお損失係数を

16

(248)



Fig. 30 η' of type I $(\eta' \sim V_2/V_3)$



「「」」」」
 「」」」
 「」」」
 「」」」
 「」」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」」
 「」
 「」
 「」」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」
 「」

m')の二次関数と仮定して最小二乗法により実験式を 求めたのでこれらも合わせて Table 1~4 に示す。

なおスパイラル管の分岐合流実験は著者(長田)が 九州大学工学部において佐藤教授のもとで行ったもの である。

参考文献

- G. Vogel, "Untersuchungen über den Verlust in rechtwinklingen Rohrverzweigungen," (MHITHM, Heft 1, 1926, pp. 75 - 90 Heft 2, 1928, pp. 61 - 64).
- 2) 楢本, 葛西, "二つの水流の衝突に依る損失"機 械学会論文集,第33巻,第157号,(昭和5年5月), pp. 284 - 299.
- 3) 沖,川口, "分岐および合流管の水頭損失に対す



Fig. 32 η' of type II $(\eta' \sim V_2/V_3)$



Fig. 33 η' of type III and IV $(\eta' \sim Q_2/Q_3)$ (250)

る考察",機械学会論文集,第17巻,第60号,(昭和 26年), pp. 146 - 152.

- 4) 樋口,瀬川,"実験用送風機による実験(その2) 一角オリフィスの特性および丸ダクト分岐部分特性 に関する研究一",造船協会論文集,第118号,(昭 和40年12月), pp. 328 - 336.
- 5) 今井, 真柴(指導, 佐藤), "分岐合流に関する研 究", 九州大学化学機械工学科, 卒業論文, 1966.
- 6) 佐藤 "分岐合流の流れ",日本機械学会誌,第66 巻,第537号(昭和38年10月),pp. 45 - 51.
- 7) 伊藤,日本機械学会研究協力委員会,分岐合流管 における流れの静特性研究分科会,研究成果報告 書,昭和43年9月30日発行
- L. G. Miller, C. H. Pesterfield, East Lamsing and R. J. Waalkes, "Resistance of Rectangular



Fig. 34 η' of type III and IV $(\eta' \sim V_2/V_3)$

Divided-Flow Fittings'', HPAC, January 1956, pp. 195 - 200.

- 9) 新津, 倉橋, 後藤, 富岡, "矩形管路の分流および合流抵抗に関する研究", 衛生工業協会誌, 第30
 巻, 第5号(昭和31年5月), pp. 191-197.
- 10) 佐藤, "長方形断面の分岐および合流管の損失に 関する実験",機械学会論文集,第28巻,第192号, (昭和37年8月), pp. 881 - 890.
- J. H. Healy, M. N. Patterson and E. J. Brown "Pressure Losses through Fittings Used in Return Air Duct System", ASHRAE Transactions, Vol. 68, 1962, pp. 281 - 295.
- 12) 岡田,砂田, "通風トランク分岐合流部の抵抗損 失に関する実験結果について(分流,合流の場合)", (昭和37年11月6日),関西造船協会秋季講演会
- 13) 樋口, 瀬川, "実験用送風機による実験(その1)

一直角分岐管の分流および合流抵抗に関する研究ー",造船協会論文集,第117号,(昭和40年6月),
 pp. 310 - 315.

- 14) S. F. Gilman, "Pressure Losses of Divided-Flow Fittings", HPAC, April 1955, pp. 141-147.
- 15) R. Eschman and W. E. Long "A Critical

Assessment of High Velocity Duct Design Information", ASHRAE Transaction, 1970, Volume 76. Part 1, pp. 157 - 176.

16) C. M. Ashley, "Rerframance Analysis of Return Air Duct Branch Inlet Fittings", ASH-RAE Transaction, 1971, Volume 77, Part II, pp. 213-221.

Table	1	Equation	of	ζ
	-	equation i	.	

	type		m	m	kcos ε	experiment		theory
10	smooth		1	1		0.709g ² -0.350q+0.022		q2-0.5q
Uno_	rough	A	1	1	0.75	0.973q ² -0.582q+0.138		}q ² -0.5q+C₁
Ĕ	rougn	В	1	1		1.012q ² -0.621q+0.215		(q=0~0.25)
	1	A	1	1]]]
	1,÷	D	2	1	0.75	} 1.097g ² -0.651g		a ² -0.5a
		E	3	1				
1	॥ ⊐ŢF	В	1	1	0.75	1.9719+0.537a (q<0.5) -0.323q+0.923 (q≥0.5)	(0.705m ² -3.345m+4.611)q ² +(0.376m ² -2.078m+2.239)g	
5		С	2	1		0.742q ² -0.412q		q2-0.5q
gula		F	3	1		0.923g ² -0.609q		J
an	III	L 1.5 3			4.6469-7.989a+3.652	$(-1, 569n^{2}+8, 726n-7, 415)n^{2}$	$(30-2)^2$	
ect	÷,Ē	J	2	2	1	3.763a-4.977a+1.645	$+(1.528m^2-10.652m+10.215)a$	$(2q-1)^2$
		G	3	1.5		2.145d ² -2.325q+0.596	+(-0.061m2+2.310m2-2.733)	$0.25(3q-1)^2$
	II = F	Κ	2.	2	1.470a ² -1.567g+0.454			
	IV.	М	1.5	3		9.928d-15799g+6.338	$(0.809\pi^{2}+1.297\pi^{2}-1.248)a^{2}$	$(30-2)^2$
		1	2	2	1	4.584a-5.838a+1.753	+(-2.495m ² +2.515m ⁻ 0.888)a	$(2q-1)^2$
L		Н	3	1,5		2.519g-2.729g+0.669	+(1.611m-3.471m+2.251)	$0.25(3q-1)^2$

Table 2 Equation of γ

 $? = v^2 - 2k\cos(\theta - \varepsilon)v + 1$

type		m m kcos(0 -E)		0-EX	experiment	theory													
round	smooth		1	1			1.180v ² -0.927v+1.041		v ² -0.7v+1										
	rough	A	1	1	0.35	90°	1.215v ² -0.989v+1.382		} v ² -0.7v+C ₂										
	lough	В	1	1			1.277v ² -0.948v+1.470		(C=1~1.6)										
	1	A	1	1)										
	うご	D	2	1	0.35	·35 90°	0.988v2-0.664v+1.007		}v ² -0.7v+1										
		Ε	3	1			1												
	्या⊒ चा⊒	В	1	1	0	90	3.159v ² -1.675v+1.109		v ² +1										
1		С	2	1			90°	/ 90°	/ 90°	90°	90°	90°	90°	90°	90° -0.626v+3.585v+0.898				
l'D		F	3	1				3.000v+1.000											
L D	III	L	1.5	3			0.5 90°			7									
ect	÷, Ē	J	2	2	0.5 90°	3.5 90°		0.5 90	0.5 90	••5 90°	D.5 90°	D.5 90°	0.5 90°	0.5 90°).5 90	3.5 90	D.5 90°	•5 90°	0.532v+0.093v+0.562
		G	3	1.5)		J										
	11±1	К	2	2	0.8'	90°	0.351v ² -0.468v+0.664		v21.6v+1										
	_IV	М	1.5	3)		}										
	- - -	1	2	2	1	o°	0.837v-1.043v+0.100v+0.305		$(v-1)^2 + C_3 v$										
		Н	3	1,5) (or 1.969v-2.667v+0.746)) (C ₃ =0.5)										

		٦	ab	le	3 Equ	ation of 5'	$\xi' = (\underline{m}^2 - 2\underline{m} - 2\underline{m} k \cos \varepsilon) q^2$	2mi(mi-2)q+(mi-1) ²
	type		m	m	kcos E	experiment		theory
	Ismoo	th	1	1	0.3	-0.744 ² +1.2719+0.014		2q-1.6q ²
		A	1	1		-0.648q ² +1.626q+0 .153		
ē	rough	В	1	1	0	-0.532a ² +1.232q+0.255		}2q-q*
	I	A	1	1	0.3	-0.7210+1.3690		(2q-1.6q ²)
	<u>₹</u> ₹	D	2	1	0	-0.500d+1.368g	-(0.405m ² -1.436m+1.752)q ² +(0.525m ² -1.576m+2.419)q	2q-q ²
	11	E	3	1		-1.088a ² +2.418g .		
	II	В	1	1) (0.3)	-0.746d+1.586g		(2q-1.6q ²)
1	ĒE	С	2	1	0	0 = -0.033 d+1.329 q + (0.220 m-0.201 m+2.229) q + (0.220 m-0.915 m+2.229) q	$-(0.432m-0.201m+2.525)q^{-}$ + $(0.220m-0.915m+2.281)q$	2a-q2
l la	11	F	3	1	ון	-0.185d+1.511q	(0.220m 0.)1/m ====,4	/
and other	III	L	1.5	3		2.673q-5.468g+3.711	(1.095m ² -3,767m ² +4,123)q ²	4-6q+3q ²
of t	5,5	J	2	2		0.9672-0.9020+1.202	+(-0.967m+0.267m+2.43)q +(0.493m+0.046m-0.860)	1
ľ		G	3	1.5		0.935d+0.656q+0.317		0.25+1.5g-0.75g
	n'E	К	2	2	0.25	-3.571d+1.389q+0.619 (q<0.	2	1-q ²
	IV	М	1.5	3		-0.9122-4.3499+3.741	(-0.778㎡+6.758㎡-14.187)₫	4-6q+0.6q ²
	5	I	2	2	0.8	-3.7824+0.4729+1.013	+(-1.737#+3.862m-0.305)q	1-3.20 ²
	14	Н	3	1.5		-5.800d+1.580g+0.31	*`0.881#-1.679m+0.845)	0.25+1.5q-5.55g ²

4	Ecu	rit	lor	1 0	: 7	,
. 1	- 10 m	1.2.1	1.001		• •	

 $2 - (1 - \frac{2k\cos\epsilon}{2m} - \frac{2m}{2m}) + \frac{2}{2m} + 1 - 2m$

		•	ab.	le,4	+ Equ	vition of ?'	$\gamma' = (1 - \frac{2k\cos\varepsilon}{m} - \frac{2m}{m^2})$	$v_{v}^{2} + \frac{4m}{m}v + 1 - 2m^{2}$
	type		m	m	koos e	experiment		theory
.,.,	smco	ťh	1	1	0.3	-1.434 v+3.457v-0.963		-1.6 ² ,4v-1
100		A	1	1	0	-1.453v+4.551v-1.162		$-v_{+}^{2}4v_{-1}$
12	rougn	8	1	1		-1.330 v44.184v-1.107.		J
	ŀ	А	1	1		-1.259v+3.417v-0.904	(-0.652m ² +3.548m-4.155)v ²	-1.6v+4v-1
		D	2	1	0.3	0.334v+1.590v-0.834	+(0.683m ² -3.928m+6.715)v	0.2v ² +2v-1
1	111	E	3	1		0.624v+1.075v-0.715	+(0.025m ² -0.004m-0.925)	0.573v+1.333v-1
	1(B	1	1		-0.218v+2.646v-0.818	(0. 654/m 3. 054/m-2.618) v	·-1.6v ² +4v-1
1	뒤드	С	2	1	0.3	0.914v ² +0.989v-0.845	+(0.514n ² -3.199m+5.331)v +(0.072n ² -0.245m-0.645)	0.2v ² +2v-1
10		F	3	1		0.778v2+0.359v-0.728		0.578v+1.333v-1
	III	L	1.5	3		-2.405v+8.221v-4.983	$(-0.325m^2-0.073m+1.185)v^2$	-2.333v2+ 8v - 5
100	5.7	= <u>]</u>		2.	0.5	-0.459v+3.893v-2.941	+(0.269m ² 2.981m ⁻ 3.147)v	-0.5v+4v-3
1	10	G	3	1.5	0.)	0.233√+1.931v-1.934	+(-0.022m ² -1.937m+1.021)	.0.333v+2v-2
	III S AN	K	2	2.	0.9	-0.500v2+3.065v-2.502		-0.9v ² +4v-3
	IV	М	1.5	3		-2.889v+8.200v-5.033	$(-0.234m^2 - 0.813m + 1.656)v^2$	-2.733v+8v-5
	33	1	2	2	0.8	-0.905v+3.917v-2.912	+(0.0215m+0.206m-0.357)v	-0.8v+4v-3
	14	H	3	1,5	.5	-0.090v42.312v-2.001	+(-0.199m ² -1.1 ²⁴ m+0.134	0.135/+2v-2

22

(254)



Fig. 36 Caribration curves of orifices (used for testing acrylic branch take-off)

(255)



Fig. 38 Flow metering pipe (used for testing spiral branch take-off)



Fig. 39 Calibration curves of flow metering pipe (used for testing spiral branch take-off)



Fig. 40 Inlet nozzle (used for testing rectangular branch take-off)



Fig. 41 Flow metering pipe (used for testing rectangular branch take-off)







(258)