# 3 次元非定常吸込み吹出しのある平板粘性流

## 徳田 仁\*

## Viscous Flow over a Flat Plate with Progressing Sinks and Sources

By

Shinobu Tokuda

#### Abstract

The influence of two dimensional unsteady disturbances on the velocity and the temperature distributions of time mean is considered theoretically for the laminar flow over a flat plate and the flow between two flat plates. On the plates sinks and sources are uniformly distributed and the blowing and the suction rates of these sinks and sources vary in time and space sinusoidally so that the sinks and sources seem to progress two dimensionally over the plates. The velocity amplitude of these blowing and suction rates is small compared with the uniform flow velocity. The fundamental equations for these flows are obtained and solved analytically. From these solutions it is shown that the velocity and the temperature distributions are very different from the distributions without the disturbances, even when the blowing and the suction rates are very small. It is also shown that the Reynolds analogy is approximately applicable to these flows.

#### 1. 緒 言

流体機械の摩擦抵抗や,熱交換器の伝熱特性を知る 上で,これら流体機械や熱交換器の各部に発達する境 界層は支配的な役割りを演じている。そこでこれらの 境界層を大略評価するためには,平板に沿って発達す る境界層や,平板間の発達した流れを知ることは非常 に重要なことである。このため平板に沿う境界層や平 板間の流れに対しては古くから様々の角度より詳しく 研究され,多くの理論的あるいは実験的な成果が報告 されている。特に実用上重要である圧力勾配のある平 板乱流境界層の速度分布は Coles<sup>1)</sup>によって系統的に 調べられている。また壁面においては一般に流速が小 さくなるため,小さな速度でも壁面に何らかの攪乱が 存在する場合には,壁面上の流れ全体を大きく変える 可能性がある。このため壁面に一様に分布する定常的 な吸込み,あるいは吹出しがある場合については多く

\* 機関性能部 原稿受付:昭和48年6月7日

実験的あるいは理論的な研究が行われてきた。その際 に実質的な吸込みや吸出しの無い場合でも,壁面に存 在する吸込みや吹出しの量が時間的,場所的に変わる ようなときには,それらの吸込みや吹出し速度が小さ な場合でも,ある特殊な条件のもとでは境界層内の流 れが大きく変わることが,2次元的な層流境界層に対 して理論的に示されている<sup>2)</sup>。本報告では平均的な流 れは2次元的ではあるが,非定常的な小さな吸込みや 吹出し量が壁面上で2次元的に変動し,しかも実質的 には吹出しも吸込みもない場合を考える。この際,吸 込みや吹出し量の変動の x 方向の伝播速度が主流速 度とほぼ同じ程度とする。このような場合に平板に沿 って発達する境界層や,平板間の充分に発達した流れ の平均的な成分に対してどのような影響を変動が与え るかを層流の場合について理論的に考察する。

(55)

## 2. 主 な 記 号

а	:	温度伝導率	α	e :	¥ 方向変動流数
$c_f$	:	摩擦係数	β	:	z 方向変動波数
Сј	:	定数	r	:	x 方向変動波数
20	1:	平板間距離	δ	:	境界層厚さ
f	:	平均流関数	ζ	:	2 方向温度
F	:	平均温度関数	η	:	距離
g	:	変動流関数	θ	:	温度
$N_i$	ı :	ヌセルト数	ĸ	:	¥ 方向変動波数
Ρ	:	圧力	λ	:	<i>x</i> 方向変動波数
$P_r$	:	プラントル数	μ	:	粘性係数
R	:	実部	ν	:	動粘性係数
S	:	変動振動数	ξ	:	<b>x</b> 方向渦度
Т	:	温度	p	:	密度
t	:	時間	$\psi$	:	流関数
$U_{\infty}$	:	主流速度	ω	:	変動振動数
u	:	x 方向速度		:	時間平均
v	:	¥ 方向速度	*	:	共役
$v_t$	:	摩擦速度	$\wedge$	:	有次元
w	:	z 方向速度	$\infty$	:	一様流
x	:	距離	w	:	壁面
y	:	距離	0	:	平均成分
z	:	距離	1	:	変動成分
α	:	任意定数			

### 3. 基礎式

一様流の流れと平行に置かれた平板上,または2枚 の対称な平板の間の流れについて考える。これらの平 板の壁面には小さな吸込みや吹出しが均質に分布して いて、それらの吹出しや吸込み量は時間的、場所的に 変動しているものとする。これらの吹出しや吸込みの 場所的変動が1次元的な場合についてはすでに報告し てある2)ので、以下では2次元的に変動する場合につ いて考察する。また平板前縁あるいは平板間流路入口 からは充分に離れた場所に着目し、平板間の距離もか なり大きいとする。このような所では変動が2次元的 であるから当然乱流になっているはずである。しかし 簡単のために層流であるとして考察を行う。また流れ は非圧縮であり物性値は一定とする。また時間および 局所的な場所的に平均された定常成分に対する流れは 2次元的な流れであると考える。そこで図1に示すよ うに, 平板前縁からの距離を **x**, それに垂直な方向の 距離を  $\hat{y}$ , それら  $\hat{x}$ ,  $\hat{y}$  に垂直な方向の適当な場所



からの距離を ź とする。また平板間の流れの場合に は、2枚の平板間距離を2dとする。また流速の &、 ŷ, ź 方向の成分をそれぞれ û, ô, ŵ とし, 圧力を P, 温度を  $\hat{T}$  とする。さらに動粘性係数を  $\nu$ , 流体密度 を ρ とする。また時間を f とする。また平板上の一 様流速,あるいは平板間流れの場合には平板間の中心 の場所における流速を U.。とし、そこにおける温度の 時間および局所的な場所的に平均された値を T.。とす る。また、このような平均をされたある場所の壁温を  $T_w$ とする。そしてこれらの  $U_{\infty}, T_{\infty}, T_w$  はほぼ一定 値であるとする。また平板上に一様に分布している吸 込み吹出しの量は時間的および 場所的に  $\exp \{i(\omega t +$  $\lambda \hat{x} + \kappa \hat{z}$ )}の実部で示されるような形であるとする。 すなわち実質の吸込みあるいは吹出し量は零ではある が,それらの量は時間とともに振動数 ω, ŵ 方向の波 数 λ, έ 方向の波数 κ で示されるような 2 次元的な波 状の形で変動するとする。ただし以下ではω,λ,κと もに実数の場合を考察する。そこで, これら â, ŷ, â, ·····, û, ΰ, ŵ, ·····ω 等を 一様 流 速度 U<sub>∞</sub>, 動粘性係 数  $\nu$ ,主流温度  $T_{\infty}$  と壁温  $T_{w}$  との温度差  $\Delta T = T_{w}$ - T. を用いて次のように無次元化する。

$$u = \hat{u}/U_{\infty}, \quad v = \hat{v}/U_{\infty}, \quad w = \hat{w}/U_{\infty}$$
$$x = \hat{x} U_{\infty}/\nu, \quad y = \hat{y} U_{\infty}/\nu, \quad z = \frac{\hat{z} U_{\infty}}{\nu}$$

(56)

$$t = \frac{\hat{t} U_{\infty}^{2}}{\nu}, \quad P = \frac{\hat{p}}{\rho U_{\infty}^{2}}, \quad \delta = \frac{dU_{\infty}}{\nu}$$
$$\theta = \frac{\hat{T} - T_{\infty}}{\Delta T}, \quad S = \frac{\omega \nu}{U_{\infty}^{2}}, \quad \lambda = \frac{\lambda \nu}{U_{\infty}}$$
$$\beta = \frac{k\nu}{U_{\infty}}, \quad P_{r} = \frac{\nu}{a} \tag{1}$$

これらの無次元量を用いると,平板上の流れ,あるい は平板間の発達した流れに対して成立する。連続,運 動量および温度に対する基礎方程式は次のように書く ことができる。

連続

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = 0 \qquad (2)$$

運動量

$$\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial w}{\partial z} = -\frac{\partial p}{\partial x} + p^2 u$$
(3·a)
$$\frac{\partial v}{\partial t} + u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} + w \frac{\partial v}{\partial z} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \Delta^2 v$$
(3·b)
$$\frac{\partial w}{\partial t} + u \frac{\partial w}{\partial x} + v \frac{\partial w}{\partial y} + w \frac{\partial w}{\partial z} = -\frac{\partial p}{\partial z} + p^2 w$$
(3·c)

または渦度を次のように定義すると,

$$\xi = \frac{\partial w}{\partial y} - \frac{\partial v}{\partial z}, \quad \zeta = \frac{\partial v}{\partial x} - \frac{\partial u}{\partial y}$$

温度に対して成立する式は圧力項の無い形で

$$\frac{\partial\xi}{\partial t} + u \frac{\partial\xi}{\partial x} + v \frac{\partial\xi}{\partial y} + w \frac{\partial\xi}{\partial z} - \xi \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} \frac{\partial w}{\partial x} - \frac{\partial u}{\partial z} \frac{\partial v}{\partial x} = \nabla^2 \xi \qquad (4 \cdot a)$$

$$\frac{\partial \zeta}{\partial t} + u \frac{\partial \zeta}{\partial x} + v \frac{\partial \zeta}{\partial y} + w \frac{\partial \zeta}{\partial z} - \zeta \frac{\partial w}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial z} \frac{\partial w}{\partial z} - \frac{\partial w}{\partial y} \frac{\partial u}{\partial y} = \rho^2 \zeta \qquad (4 \cdot b)$$

となり, エネルギ式は

$$\frac{\partial\theta}{\partial t} + u \frac{\partial\theta}{\partial x} + v \frac{\partial\theta}{\partial y} + w \frac{\partial\theta}{\partial y} = \frac{1}{P_r} \nabla^2 \theta \quad (5)$$

と書くことができる。

また前述のように,平板の壁面には非定常的な吹出 しおよび吸込みが一様に分布していて,それらの量は x および z 方向に波状に伝播しながら変動している。 そこでこれらの吹出しおよび吸込み速度の変動振幅の x, y, z 方向の成分をそれぞれ  $u_{w1}$ ,  $v_{w1}$ ,  $w_{w1}$  とする。 また壁面の温度も,壁温の定常成分  $T_w$ のまわりに, 吹出しや,吸込みのときと同様に x, z 方向に変動す るとし,その変動振幅を  $\theta_{w1}$  とする。そしてこれら の変動成分は一様流に比べて小さいとする。したがっ て  $u_{w1}$ ,  $w_{w1}$ ,  $\theta_{w1} < 1$  とする。しかしながらこれら の  $u_{w1}$ ,  $\cdots$  は (25) 式の所および (42), (51) 式な どの所で見るように,それほど小さなものではないと する。すると (2), (3), (5) 式に対する境界条件とし て

### 壁面において

 $u = u_{w0} + u_{w1} e^{i(st+\tau x+\beta z)}, \quad v = v_{w1} e^{i(st+\tau x+\beta z)}$  $w = w_{w1} e^{i(st+\tau x+\beta z)}, \quad \theta = 1 + \theta_{w1} e^{i(st+\tau x+\beta z)}$ (6.a)

ここで,壁面における定常成分に対する速度の x 成 分  $u_{w0}$  は,壁面におけるスリップの度合を表すもの であるが,ここではほぼ0であるとして以下の考察を 行う。また実質の吸込みや吹出しは無いとしているの で  $v_{w0}=0$  である。さらに定常成分に対しては流れは 2次元的であるとしているので  $W_{w0}=0$  である。一 方,壁面から充分離れた一様流中または2平板間の中 心では,定常成分速度は一様流速度または平板間中心 速度に等しく,温度はそこでの温度に等しいとする。 したがって,一様流中または平板間中心では

$$u=1, \quad w=0, \quad \theta=0 \tag{6.b}$$

である。ここで一様流中あるいは特に平板間中心では 温度,速度ともに変動成分が0になるようになってい るが(28)式の所で述べるように,変動成分が残って いても何ら結論には影響を与えることはない。

以上のように、壁面において非定常的な吹出しや吸 込みが波状に変動するという境界条件を考慮すると、 平板上の流れ、あるいは平板間の流れの各量  $u, v, w, \theta, \zeta, \dots$ 等は

等と,時間と x, z 方向の局所的な場所に関して平均

(57)

14

された定常成分  $u_0, v_0, ..., \zeta_0, ...$  と,時間的に変動する 非定常成分  $u_{11}, v_{11}, w_{11}, ...,$ あるいは時間的および 場所的に波状に変化する変動成分  $u_1, v_1, w_1, ...$ との 和の形で近似的に表されるものと考える。ここで時間 平均速度は 2 次元的であるとしたから  $w_0=0$  である と考える。また上の(7)式の表示から明らかである ように,定常成分  $u_0, v_0, ...$ や変動成分  $u_1, v_1, w_1, ...$ 等に対する t, z および x 方向の微分に対しては

$$s \gg \left\| \frac{\partial}{\partial t} \right\|, \ \beta \gg \left\| \frac{\partial}{\partial z} \right\|, \ \gamma \gg \left\| \frac{\partial}{\partial x} \right\|$$

として以下の考察を行う。そこで(7)式を(2),(3), (4),(5)式に代入し,これらの式を時間的に平均す ると,*u*<sub>0</sub>,*v*<sub>0</sub>,*p*<sub>0</sub>……等は,非定常成分*u*<sub>11</sub>,*v*<sub>11</sub>,*w*<sub>11</sub>,… 等を含んだ形で

$$\frac{\partial u_0}{\partial x} + \frac{\partial v_0}{\partial y} = 0 \qquad (8)$$

$$u_0 \frac{\partial u_0}{\partial x} + v_0 \frac{\partial u_0}{\partial y} = -\frac{\partial p_0}{\partial x} + \frac{\partial^2 u_0}{\partial y^2}$$

$$-\frac{1}{2} R \left( u_{11}^* \frac{\partial u_{11}}{\partial x} + v_{11}^* \frac{\partial u_{11}}{\partial y} + w_{11}^* \frac{\partial u_{11}}{\partial z} \right) \qquad (9)$$

$$\frac{\partial p_0}{\partial y} = -\frac{1}{2} R \left\{ u_{11}^* \frac{\partial v_{11}}{\partial x} + v_{11}^* \frac{\partial v_{11}}{\partial y} + w_{11}^* \frac{\partial v_{11}}{\partial z} \right\} \qquad (10)$$

$$\frac{\partial p_0}{\partial z} = -\frac{1}{2} \mathbf{R} \left\{ u_{11}^* \frac{\partial w_{11}}{\partial y} + v_{11}^* \frac{\partial w_{11}}{\partial y} + w_{11}^* \frac{\partial w_{11}}{\partial z} \right\}$$
(11)

$$0 = \frac{1}{2} \mathbf{R} \left\{ u_{11}^* \frac{\partial \xi_{11}}{\partial x} + v_{11}^* \frac{\partial \xi_{11}}{\partial y} + w_{11}^* \frac{\partial \xi_{11}}{\partial z} + \xi_{11}^* \frac{\partial u_{11}}{\partial x} + \left(\frac{\partial u_{11}}{\partial y}\right)^* \frac{\partial w_{11}}{\partial x} - \left(\frac{\partial u_{11}}{\partial z}\right)^* \frac{\partial v_{11}}{\partial x} \right\}$$
(12)

$$u_{0}\frac{\partial\theta_{0}}{\partial x} + v_{0}\frac{\partial\theta_{0}}{\partial y} = \frac{1}{P_{r}} \nabla^{2}\theta_{0}$$
$$-\frac{1}{2} R \left\{ u_{11}^{*}\frac{\partial\theta_{11}}{\partial t} + v_{11}^{*}\frac{\partial\theta_{11}}{\partial y} + w_{11}^{*}\frac{\partial\theta_{11}}{\partial z} \right\} \quad (13)$$

と書き表すことができる。ここで **R** は実部を\*は共 役を表すものとする。また平板上あるいは平板間の流 れであり,定常成分に対しては2次元的な流れである から

$$\frac{\partial u_0}{\partial z} = \frac{\partial v_0}{\partial z} = 0, \quad u_0 \gg v_0, \quad \left\| \frac{\partial}{\partial y} \right\| > \left\| \frac{\partial}{\partial x} \right\|$$

であると考えた。

(58)

次に変動成分に対する方程式は,文献 2) において すでに報告してあるような方法を用いて得ることがで きる。すなわち(7)式を(4),(5)式に代入し, それらの式に

[exp { $i(st+\gamma x+\beta z)$ }+2  $\alpha$  exp { $i(st+\gamma x+\beta z)$ }]\* を掛けて時間的に平均を行う。ここに  $\alpha$  は任意の定 数であるが、以下の考察においては  $\alpha \approx 0(1)$  の大き さのものであると考える。すると、 $u_1, v_1, w_1$ …… の 変動成分に対する式は定常成分  $u_0, v_0, w_0$ …… を含ん だ形で

$$\frac{\partial v_1}{\partial y} + i\beta \left(\frac{\gamma}{\beta} u_1 + w_1\right) = 0 \tag{14}$$

$$is\xi_{1} + i\gamma(u_{0} + \alpha u_{1})\xi_{1} + (v_{0} + \alpha v_{1})\frac{\partial\xi_{1}}{\partial y}$$

$$+ \alpha i\beta w_{1}\xi_{1} - \left(\frac{\partial u_{0}}{\partial x} + \alpha i\gamma u_{1}\right)\xi_{1}$$

$$+ i\gamma\left(\frac{\partial u_{0}}{\partial y} + \alpha \frac{\partial u_{1}}{\partial y}\right)w_{1} - \alpha(\beta\gamma)u_{1}v_{1} = p^{2}\xi_{1}$$
(15)

$$is\zeta_{1} + i\gamma(u_{0} + \alpha u_{1})\zeta_{1} + u_{1}\frac{\partial\zeta_{0}}{\partial x} + v_{1}\frac{\partial\zeta_{0}}{\partial y}$$
$$-i\beta w_{1}\zeta_{0} + v_{0}\frac{\partial\zeta_{1}}{\partial y} + \alpha \Big\{ -i\beta\zeta_{1}w_{1} - i\beta u_{1}\frac{\partial w_{1}}{\partial y}$$
$$+ v_{1}\frac{\partial\zeta_{1}}{\partial y} + i\beta w_{1}\zeta_{1} - \gamma\beta w_{1}v_{1} \Big\} = \nabla^{2}\zeta_{1} \qquad (16)$$

25

25

$$is\theta_{1} + i\gamma(u_{0} + \alpha u_{1})\theta_{1} + u_{1}\frac{\partial\theta_{0}}{\partial x} + v_{0}\frac{\partial\theta_{1}}{\partial y}$$
$$+ v_{1}\frac{\partial\theta_{0}}{\partial y} + \alpha \left\{ v_{1}\frac{\partial\theta_{1}}{\partial y} + i\beta w_{1}\theta_{1} \right\} = \frac{1}{P_{r}} \nabla^{2}\theta_{1}$$
(17)

と得ることができる。以上の定常および非定常成分に 対する基礎式(8)~(17) 式を,(6) 式の境界条件の もとで解けばよい。

### 4. 近 似 解

前節で得られた基礎式および境界条件をそのまま電 算機等を用いて解くことは非常に困難であるため、あ る特定な条件を付けて近似的に解くことを考える。そ こで流関数として、定常成分に対しては2次元流れで あることを考慮すると(8)式より

$$u_0 = \frac{\partial \psi_0}{\partial y}, \quad v_0 = -\frac{\partial \psi_0}{\partial x}$$
 (18)

と流関数の定常成分 40 を定めることができる。また 非定常成分に対しては,吸込み吹出しの変動の伝播速

$$w_{11} = \frac{\partial \psi_{11}}{\partial y}, \quad v_{11} = -\frac{\partial \psi_{11}}{\partial z} \tag{19}$$

と定める。また y の代わりに新たに  $\eta$  を

$$\eta = y/\delta(x) \tag{20}$$

と定める。ここに $\delta$ は2平板間の流れの場合に対して は(1)式に定めてある。また平板上の流れに対して は, $y = \delta(x)$ の場所において,一様流に対する(6·b) 式の定常成分に対する境界条件を満たす場所であると する。さらに $\delta$ は $\delta \gg 1$ とし,一般にxの関数であ って $\delta = \delta_0 + \delta'(x - x_0)$ と書くことができる。ここで はある場所 $x = x_0$ のまわりの $\delta_0 \gg \delta'(x - x_0)$ が成立 するxの所に注目するため、 $\delta$ はほぼ定数であると 考える。また以下では $\delta'$ は小さいとするためxのか なり広い範囲で $\delta$ は定数と考えてよい。 $\delta'$ について も、 $\delta$ と同様ほぼ定数と考えて以下取扱うことにす る。そこで(18),(19)式で定めた定常および変動成 分に対する流関数 $\psi_0, \psi_1$ および定常成分に対する温 度関数 $\theta_0$ を $\eta, \delta$ を用いて

$$\psi_0 = \delta f(\eta, \delta, \beta, \dots)$$
  

$$\psi_1 = \delta g(\eta, \delta, \beta, \dots)$$
  

$$\theta_0 = F(\eta, \delta, \beta, p_r, \dots)$$
  
(21)

と f, g, Fを用いて書き換える。また、すでに述べた ように、 $u_0, \theta_0 \gg u_{11}, v_{11}, w_{11}, \theta_{11}, \cdots$ であり、(42)式 で定義した  $\varepsilon$  を用いて  $\beta \gg \gamma \gg \delta'/\epsilon \delta, \delta \gg 1$ であると する。すると変動成分に対する方程式(15)式は

$$i\delta^{2} \{s + \gamma(u_{0} + \alpha u_{1})\}(g'' - (\beta\delta)^{2}g) + i\alpha\beta\delta^{2}(g'g'' - gg''') = g'''' - 2(\beta\delta)^{2}g'' + (\beta\delta)^{4}g$$

$$(22)$$

のように書き換えることができる。また壁面から少し 離れた所より上では(22)式は大略

$$g'g'' - gg''' = 0 \tag{23}$$

となる, この解は文献 2) においてすでに述べたよう

$$g = \sum_{k} p_{k}(\eta) \exp\left(\sum_{i} r_{i}(\eta)\right)$$
(24)

なる形で表すことができると考える。そこで(24)式 を(23)式に代入すると,第1近似として

$$g = p(\eta) \exp\left(\alpha_e \eta + \dots\right) \tag{25}$$

なる解を得ることができる。ここに後の(49)式の所 で見るように  $\alpha_e$  はほとんど虚数であって,その大き さは  $0(\epsilon\beta\delta^2) \gg 0(\alpha_e) \gg 0(\beta\delta)$  の程度とし,かつ p の大 きさに対しては  $0(\mathbf{R}(\alpha_e)) \ll 0(p'(\eta)) \ll 0(\alpha_e)$ であるとす る。つぎに z 方向の定常成分に対する方程式 (12)式 は近似的に

$$0 = \mathbf{R} \{ i\beta (g^* \xi_1' + g'^* \xi_1) \}$$
(26)

と書き換えられる。そこで(26)式に(25)式を代入 し,前述の αe に対する 条件等を考慮すれば(26)式 は *p* だけを含んだ形で

$$(p^*p)''=0$$
 (27)

と書き換えられる。そこで p に対する境界条件として、 $\eta=0$ でp=0であるとする。すると (27)式より

$$p^*p = c_1 \eta \tag{28}$$

と p を得ることができる。ここに  $c_1$  は積分定数であ り,後で  $\alpha_e$  とともに (6)式の境界条件等から定ま るものである。また一様流あるいは平板間の中心での 変動成分に対する境界条件 (6·b)式は,  $R(\alpha_e)$  と(28) 式の  $c_1$  とによって定まるものである。しかしながら  $R(\alpha_e)$  は前述の条件さえ満たしていれば,いかなる値 を取っても  $\eta=1$ の非常に近くの他はあまり差がない ため、 $\eta=1$  での変動成分に対する境界条件,すなわ ち  $R(\alpha_e)$  に対する議論にはこれ以上立ち入らないこ とにし,  $R(\alpha_e)\approx0$  であるとして以下の考察を進める。 以上 (25) および (28)式で得られた g に対する結果,  $u_1 < 1$  および  $\delta'$  が小であるという条件を考慮すると g 方向の変動成分に対する方程式 (16)式は近似的に

$$\{is+i\gamma(u_0+\alpha u_1)\}\zeta_1+\frac{\partial\zeta_0v_1}{\partial y}=\mathcal{P}^2\zeta_1\qquad(29)$$

と書き換えられる。そこで壁面から少し離れた上を考 えて、 $s \approx -\gamma$ を考え合わせると上式は大略

$$v_1 \frac{\partial u_0}{\partial y} = \frac{\partial^2 u_1}{\partial y^2} \tag{30}$$

となる, そこで上の u1 を g の場合と同様に

$$u_1 = \sum_{k} h_k(\eta) \exp\left(\sum_{i} r_i\right) \tag{31}$$

なる形で書き表せると考えて,(30)式に代入する。す ると第1近似として и1 は

$$u_1 = h(\eta) \exp(\alpha_e \eta + \cdots)$$

ただし

(32) (59)

$$h = -i \frac{\beta \delta^2}{\alpha_e^2} p f''$$

と得られる。

以上,速度変動に対する解は(25)式および(32)式 のように速度の定常成分に対する分布形fを含んだ形 で得られる。そこでこれらの変動成分に対する解を用 いると定常成分に対する *x* 方向の運動方程式(9)式 は(21)式を用いて近似的に

$$f^{\prime\prime\prime\prime} + \delta\delta^{\prime} f f^{\prime\prime} = \delta^{2} \frac{\partial p_{0}}{\partial x} + \frac{\delta^{2}}{2} \mathbf{R} [i\beta \{ p^{*}(\alpha_{e}h + h^{\prime}) + h(\alpha_{e}^{*}p^{*} + p^{\prime*}) \} ]$$
(32)

と書き表せる。さらに(32)式を用いると上式は

$$f^{\prime\prime\prime\prime} + \delta\delta^{\prime} f f^{\prime\prime} = \delta^{2} \frac{\partial p_{0}}{\partial x} + \frac{1}{2} R \left( \frac{\beta\delta^{2}}{\alpha_{e}} \right)^{2} \left\{ \frac{d}{d\eta} (pp^{*}f^{\prime\prime}) \right\}$$
(34)

となる。そこで新たに C2, C3 の定数などを

$$c_{1}\eta + c_{2} = pp^{*} - 2 R \left(\frac{\alpha_{e}}{\beta \delta^{2}}\right)^{2}$$
(35)  
$$c_{3}\{1 + I'\} = -2 R \left(\frac{\alpha_{e}}{\beta \delta^{2}}\right)^{2} \left\{\delta \delta' f f'' - \delta^{2} \frac{\partial p_{0}}{\partial x}\right\}$$
(36)

と定める。ここに  $\Gamma$  は  $\eta$  等の変数に対する偏差が最 小になるように選んだ  $\eta$  等の関数である。したがって  $\Gamma(\eta)$  の大きさは 0(1) である。また  $\alpha_e$  に対する (25) 式の所で述べた条件より  $c_1 \gg c_2$  となる。そこで これらの (35), (36) 式を用いると (34) 式は

$$f'' = \frac{c_4 - c_3 \eta b}{c_1 \eta + c_2} \tag{37}$$

と書きなおすことができる。ここに f は  $\eta$ 等の関数 で

$$b = 1 + \frac{1}{\eta} \int_{1}^{\eta} \Gamma d\eta \tag{38}$$

なるものである。また  $c_4$  は積分定数であり,境界条 件  $\eta=1$  で定常成分に対する速度勾配  $du_0/dy=0$  を 考慮すると  $c_4=c_8$  と定めることができる。したがって (37) 式より定常成分に対する速度分布は

$$f' = \frac{c_3}{c_1} \left\{ l_n \left( \frac{c_1}{c_2} \eta + 1 \right) - \int_0^{\eta} f d\eta \right\} + c_5$$
(39)

と解くことができる。ここに  $c_5$  は積分定数であり壁 面における速度のスリップ  $u_{w0}$  を用いて定めることが できる。ここでは  $u_{w0}$  が小なので  $c_5$  も小とする。ま た  $c_1 \gg c_2$  であり  $f \approx 0(1)$  であるから上式は近似的に

$$f' \approx \frac{c_3}{c_1} l_n \frac{c_1}{c_2} \eta + c_5 \approx \frac{c_3}{c_1} l_n \frac{c_1}{c_2} \eta$$
(40)

と書ける。これは  $\eta \approx 1$  の近くではそれほどよい近似 ではないが,一様流または平板間中心での境界条件,  $\eta=1$  で  $u_0=1$  を上式に 適用すれば,  $c_1, c_2, c_3$  の間に は

$$\frac{c_1}{c_3} \approx l_n \frac{c_1}{c_2} \tag{41}$$

なる関係が成立する。次に境界条件 (6・a)の  $u_{w1}$ ,  $v_{w1}$ ,  $w_{w1}$  はそれぞれ変動成分に対する (25) および (32) 式に適合するものとし、かつ壁面  $\eta = \eta_0$  での変動振幅 をそれぞれ

$$|w_{w1}| = \varepsilon_w, \quad \frac{w_{w1}}{u_{w1}} = -\frac{\varepsilon_w}{\varepsilon_u}i, \quad \frac{v_{w1}}{u_{w1}} = -\frac{\beta\delta\varepsilon}{\varepsilon_u}$$
(42)

と書きなおす。さらに *px* として

$$p_x = \frac{1}{2} R \{ \epsilon \beta \epsilon_u \}$$

とすれば、定常成分に対する速度分布を与える (39) 式に現れる  $c_1, c_2, c_3$  および変動成分に対する速度分布 を与える (25), (32) 式に現れる  $\alpha_e$  と境界条件 (6·a) 式とは, (42) 式の  $\epsilon, \epsilon_u$ …… を用いると次のように関 係づけられる。

$$\alpha_e = \frac{\varepsilon_w}{\varepsilon}, \quad c_2 = -2 \, \mathbf{R} \left( \frac{\alpha_e}{\beta \delta^2} \right)^2, \quad \frac{c_3}{c_2} = -\delta^2 p_x$$
$$c_1 \approx c_3 \, l_n (-\delta^2 p_x) \tag{43}$$

また壁面の位置 70 は

$$\gamma_0 = |\varepsilon|^2 / c_1 \tag{44}$$

で与えられる。一般の場合には  $\eta_0 \ll 1$  であるので,以 下では  $\eta_0 \approx 0$  とする。さらに  $\eta = 0 \sim \eta_0$  の壁面以下で も、これまでに述べた定常や変動成分に対する関係が そのまま延長できると仮定する。そこで *x* 方向運動 方程式の定常成分に対する基礎式(9)を書き換える と

$$\delta\delta' f f'' - \delta^2 \frac{\partial p_0}{\partial x} = f''' - \delta^2 \frac{\partial \overline{uv}}{\partial y}$$
(45)

となるこれを η=0~η について積分すれば

16

(60)

$$c_{10} + \int_{0}^{\eta} \left( \delta \delta' f f'' - \delta^2 \frac{\partial p_0}{\partial x} \right) d\eta = (f'' - \overline{uv}) \quad (46)$$

となる。ここで  $c_{10}$  は積分定数であり、 $\eta_0 \approx 0$  である から、上式より  $\eta=0 \sim \eta_0$  では  $f''-uv=c_{10}$  となり、 ほぼ一定値となる。そこで摩擦係数  $c_f$  を

$$c_{f} = \frac{1}{\rho U_{\infty}^{2}} \left\{ \mu \left( \frac{d\hat{u}_{0}}{d\hat{y}} - \rho \,\overline{\hat{u}\hat{v}} \right) \right\}_{\underline{\Psi} \underline{\Pi}}$$
(47)

とすれば,

ただし

$$\delta c_f = (f'' - \overline{uv})_{\eta = \eta_0} = (f'' - \overline{uv})_{\eta = 0} = f''(0) \quad (48)$$

となる。したがって摩擦係数は大略

$$c_f = \frac{c_3}{c_2} = -\delta p_x = -\frac{1}{2} \boldsymbol{R} \{ \varepsilon_u \varepsilon \beta \delta \}$$
(49)

となる。次に定常成分に対する速度分布が単純な形を した一般的な場合を考える。このような場合には通常  $c_{f}>0$ ならば速度分布も f'>0 と考えられる。すな わち (49), (39) 式より  $c_{8}/c_{2}>0$ ,  $c_{3}/c_{1}>0$ . 一方, 変 動振幅は正であるから (28) 式より  $c_{1}>0$ . したがっ て  $c_{8}>0$ ,  $c_{2}>0$  となる。また  $\beta や \delta$  は実数である から (43) 式より  $\alpha_{e}$  は (25) 式の所で仮定したよう にほとんど虚数であるのが一般的である。

以上,得られた定常および変動成分の速度に対する 近似解を用いると温度分布を得ることができる。まず 温度の変動成分に対する (17) 式は,速度分布を得る ときに用いた条件や  $\theta_1 < 1$  を考慮すると壁面より少 し上では

$$v_1 \frac{\partial \theta_0}{\partial y} = \frac{1}{P_r} \frac{\partial^2 \theta_1}{\partial y^2} \tag{50}$$

(51)

となる。上式を(30)式の u<sub>1</sub> の場合と同様な方法を 用いて解くと,第1近似として温度変動は

 $\theta_1 = H(\eta) \exp(\alpha_e \eta + \cdots) + \cdots$ 

$$H = -iP_r \frac{\beta \delta^2}{\alpha_s^2} pF'$$

と温度の定常成分を含んだ形で得られる。以上,得られた速度および温度変動に対する解を用いると,温度の定常成分に対する方程式(13)式は(21)式を用いて

$$\frac{1}{P_{r}}F'' + \delta\delta' f F' = \frac{\delta^{2}}{2} \mathbf{R} \left\{ -i\beta \left[ (\alpha_{e} + \alpha_{e}^{*})pH^{*} + \frac{d}{d\eta}(pH^{*}) \right] \right\}$$
(52)

と書き換えられる。この式は (51) 式および ae に対

する条件を用いると

$$\frac{1}{P_{r}}F'' + \delta\delta'fF' = \frac{P_{r}}{2} R \left(\frac{\beta\delta^{2}}{\alpha_{e}}\right)^{2} \left\{\frac{d}{d\eta} \left(p p^{*}F'\right)\right\}$$
(53)

となる。そこで速度の場合と同様に,定数 *c*sr を次の ように定める。

$$c_{\mathbf{3T}}\{1+\boldsymbol{\Gamma}_{T}\} = -2 \, \boldsymbol{R} \left[ \frac{1}{P_{r}} \left( \frac{\alpha_{e}}{\beta \delta^{2}} \right)^{2} \delta \delta' f F' \right] \quad (54)$$

ただし (36) 式の場合と同様に  $\Gamma_{T}$  は  $\eta$  等の関数で あり $\eta$ 等の変数に対する偏差が最小になるようにした ものとする。すると (53) 式は

$$F' = \frac{c_{4T} - c_{3T}\eta b_T}{c_1\eta + c_2/P_r^2}$$
(55)

ただし

$$b_T = 1 + \frac{1}{\eta} \int_1^{\eta} \Gamma_T d\eta$$

となる。ここで  $c_{47}$  は積分定数であって速度のときと 同様に、一様流中または平板間の中心で定常成分に対 する温度勾配 ( $d\theta_0/d\eta$ )<sub>7=1</sub>=0 という条件を用いると  $c_{47}=c_{87}$  と定めることができる。また壁面より少し 離れた所より上では  $c_{17}\gg c_2, c_2/P_r^2$ となるので、(37)、 (55) 式より

$$\frac{F'}{f''} = \frac{c_{3T}}{c_3} \frac{1 - \eta b_T}{1 - \eta b} \approx \frac{c_{3T}}{c_3}$$
(56)

となる。ここで定常成分に対する速度や温度分布とし て(40)式の形を取るとすれば,平板上の流れに対す る方が,平行平板間の流れに対するよりもF'/f''の 値は $\eta$ にほぼ関係なく一定値となる。いずれにしても 本報告で考えている流れに対しては, $\eta \approx \eta \sim 1$ の所 ではF'/f''の値はほぼ一定となり,レイノルズの相 似則がほぼ成立している。また以上の相似則は温度の みならず,基礎方程式が同様の形をしている物質伝達 の場合にもそのまま成立することは明らかである。さ らに(34)式や(53)式で明らかであるように,この ように小さな往復運動が幾重にも積み重なった場にお いては,全体的に見れば,熱伝導方程式と類似の方程 式が導かれることは非常に興味あることである。

### 5. 結 論

非圧縮な一様流中に,流れと平行に置かれた平板, または流れに対して対称に置かれた2枚の平板の間の 充分に発達した流れに対して考察を行った。その際,

(61)

平板の壁面には非定常的な微小な吸込みと吹出しが均 質に分布し,それらの量は壁面を2次元的に波状に変 動し,かつ実質的な吸込みや吹出し量は零である。こ のような場合の層流に対して成立する基礎式を導き, 変動の流れ方向の伝播速度が一様流速に近い場合に対 してこの基礎式の近似解を求めた。その結果,変動の 大きさが小さなものであっても,時間および局所的な 場所に関して平均された定常成分に与える変動の影響 はある条件のときには大きなものであり,その速度分 布は変動の無い場合と大きく異なることが明らかにな った。また熱輸送に関しては,レイノルズの相似則が だいたい成立していることが示された。

## 参考文献

Coles D.: J. Fluid Mech. 1, 191
 德田 仁: 機械学会論文集投稿中

(62)