粗面の急変による乱流境界層の応答 (第1報)

植木良昇

1. 序 論

乱流境界層の乱れの構造を調べるために発達した境界層に突然の変化を与えてその応答を みる実験が行われてきた. 今までの成果は Tani⁽¹⁾ によって解説された. 平板の滑面から粗 面に急変した境界層の応答は Luxton⁽²⁾⁽³⁾ によって報告された. さて Perry⁽⁴⁾ によると粗面 には2種類あり従来 Moore⁽⁵⁾ 古屋⁽⁶⁾ 等によって明らかにされた粗面は壁近傍の速度分布を 対数法則 (原点補正した yを用いると) $U/U\tau = A \log U\tau y/\nu + B - \Delta U/U\tau$, $\Delta U/U\tau = A \log \frac{kU\tau}{U} + D$ で表わされる. これをK型とした. $- f \Delta U/U\tau i K$ によって整理されず yの原 点補正量 ϵ によって次式のごとく $\Delta U/U\tau = A \log \frac{\delta U\tau}{\nu} + E$ と表わされ, ϵ は流れ方向に増加 している。この種の粗面をD型と名附けた. Luxton の行った粗面は明らかにK型である. 著者の知る限りではD型の実験は行われていないのでD型の乱れの応答を知る目的として滑 面よりD型粗面に急変した時の乱流境界層の応答を速度分布, u', u'のスペクトルの3つ を測定した。Luxton の結果と比較するためにK3型の測定も同時に行った.

2. 実験装置とその方法

実験は図1に示す密閉型廻流風洞を用いた. 絞り比は 1/7 である. フイルターをつけたは 空気中のゴミが熱線について較正曲線が時間的に変化するのを防ぐためである. 速度の調整



長野工業高等専門学校紀要·第5号



は変速機にておこない主流速度 U_{∞} =20m/sに保った. 粗面直前の境界層の厚さる,は約35m mで $Re = \frac{\delta_s \cdot U_{\infty}}{\nu}$ は4.7×10⁴でLuxton の実験は1.9×10⁴と3.1×10⁴である. 測定部は図2に 示すごとく高さ20cm 巾25cm 長さ3mで主流中の乱れは約0.3%である. 圧力勾配のない一様な流れを作るために測定部の屋根をねじで調節した。境界層は滑面で長さ2mの間発達さ せそのあと30cm ほどの粗面を調べた. 粗面の形状は図3に示すごとく3種類でD9型, D 3型は Perry とK3型は Luxton の用いた寸法とほぼ同じである. 速度分布は 1 mmのパ イプの先端をつぶして長方形としたものを全圧管として用い 静圧は滑面では板に 1 mmの穴

をあけ、粗面では1mmのパイプに0.5mmの静圧孔をあけてゲッチンゲンマノメータにて 測定した. 図4に示すごとくL型に曲げて下部より移動させた. 乱れの測定は定温度型熱線 風速計(日本科学製21型)を使用した。プローブは日本科学のプローブをL型に曲げて先端 に5 μ のタングステン線をハンダずけして図4のピトー管と同じ方法で測定した. 測定は y=0.5mmから行った. それ以下はプローブの形状のため測定できなかった. 熱線の測定 法はリニアライザーを使用して最大風速を出力10V流速0で出力0Vに設定した. そして各 測定ごとに検定を行った. その一例を図5に示す. 密閉型のために温度上昇が起るので測定 前に駆動して温度を安定させてから実験を始めた. 熱線とピトー管の境界層内での速度分布 は一致するのが理想であるが,較正曲線が良い結果を示すのに図6に示すごとくずれの出る 場合と良く一致する場合とあった. この点の原因は今後さらに解明しなければならない. し かし一致した時と幾分ずれる時の乱れの差はそれほど違わないので本実験では同じデータと した. スペタトルは熱線の出力を Brüel and Kjaer 社 TYPE 2107(定率バンド巾)の周波 数分析器に入れ,その出力を読んだ. あらかじめ測定した応答特性は各周波数とも良く一致 した.

3. 実験結果

さて滑面から粗面に移ったとき新しい境界条件に対応す る内層が発達するがこれを図7に示す. ô; を内層の外端と する.

3-1 排除厚さ(ô*)と形状係数_(H)

図8に示すごとく $\delta^* = \int_0^{\infty} (1 - \frac{U}{U_{\infty}}) dy$ は流れ方向に い ずれも増加するがK3型は著るしい. H= $\frac{\delta^*}{\theta}$ はK3型で は, H=1.8, D9型ではH=1.5まで上昇しているが, D 3型は滑面と同じくH=1.4を保っている. 従ってD3型



はほとんど速度分布に変化がなくD9型はK3型に比べて変化の度合が低い事が分る.



3-2 速度分布

D3型は速度の変化がみられなかった. K3型 とD9型について検討する.まず従来行われてき た(例えば Townsend⁽⁹⁾)対数法則によって,新しい 内層を計算するのは Luxton^(2/8) によって,この ような方法は大気圏での非常に厚い境界層の時に は可能であるが風洞で作られるような薄い境界層 では不適当である事が示された。速度の変形をみ るためK3型では ε=0.64k とし図9に示す.ま ず対数分布の勾配は急上昇して以後下降していて 一見すると対数法則が成立しているようにみえる が,対数法則は乱れのエネルギー方程式の粘性項 と生成項のみが支配している時に成立するが, Luxton⁽³⁾ の結果から明らかなようにここでは成 立しない.しかも対数部の外の速度分布は滑面に

比べて異状に下降しているので通常 の平衡な境界層と異ることが分る. xの増加と共にほぼ滑面の分布と同 じくなり変形がもどりつつあるのが 分る. D9型の場合は ε は流れ方向 に増加し先端ではほぼ $\varepsilon \Rightarrow 0$ に近い ので $\varepsilon = 0$ として図10に示す. K3 型と異り勾配はあまり上昇せず x方 向に対数部分が減少してゆく傾向を 示す.対数部の外はずれが増加して いるので,通常の粗面とは全く逆で 速度分布が変形している事が分る.

次に Luxton⁽²⁾³⁾が提案した U/U_{∞} 対 $y^{\frac{1}{2}}$ による内層の測定法を検討す る.図11,図12に示すように2直線の 交点が新しい粗面に対する内層を表 わすものである.これを図13に示 す.これからみるとD9型は最初は あまり発達せずに x = 100mm から 急に発達していてK3型より内層は 小さいが後方にいくとK3型よりも 大きくなる傾向を示す.Luxton⁽²⁾³⁾





によれば $U = \alpha^{\frac{1}{2}} y^{\frac{1}{2}} + 4U(但 \cup \alpha = \partial \tau / \partial y)$ でありuvの測定によって確認ができるので今後uvの測定が望まれる.またこの方法によって求めたD9型の内層が正しいかどうかは乱れとの



図12 K3型 U/U∞対y¹

対応を表わしているかによってきまる.

3-3 乱れの分布

流れ方向の乱れ ($\sqrt{u^2}/U_{\infty}$) の分布が粗面の出発点の近くの x の各位置に対してD 9 型, D 3 型, K 3 型が図14, 図15, 図16に示されている. K 3 型の場合は $\partial U/\partial y$ の突然の増加 に応じて乱れのエネルギーの生成 $\tau \partial U/\partial y$ が増加されるために $\overline{u^2}$ は急に増加している. x=130以後では壁から少し離れたとこで最大値(15%)をとり,これは Luxton⁽²⁾³⁾と同じ であり図中の滑面での場合と著しく異った傾向を示す.又K 3 型では変化直後では乱れは壁 に近ずく(y < 0.5mm)につれてさらに上昇する傾向を示している.又K 3 型の内層の外端 と乱れの分布が滑面の分布と一致している点とほぼ一致している.D9型ではK 3 型より



図14 D 9 型乱れの分布

 $\partial U/\partial y$ が小さいのでそれに応じて乱れの生成 $\tau \partial U/\partial y$ が小さいので、 $\sqrt{u^2}/U_{\infty}$ の増加の割 合が小さいが、やはり x 方向に増加の傾向を示す. K 3型と比べて壁近くで(y > 0.5)、粗 面に変化した直後(x < 130)ですでに最大値をとっておりさらに壁に近ずくと乱れは減少し、 異る傾向を示す. Perry⁽⁴⁾ によるとK型粗面は k に比例する尺度をもつ渦が粗面要素から流 れの中に放出され一種の底層を成し壁から離れるに従い滑らかに対数法則につながる. 一方 D型粗面は溝の中に安定な渦を形成して流れに放出されないのでこの底層は非常に薄い. 従 ってD 9型とK 3型の壁近くの渦の放出の相違によって壁近傍の乱れの分布に差がでてく ると思われる。又U対 $y^{\frac{1}{2}}$ より求めた内層の外端と乱れが滑面の分布と一致している点とは x の小さい所では一致せず後方にて見かけ上一致する. しかし乱れの内層の外端とみられる所 を図12に示してあるがこの直線はK 3型と平行である. むしろこの直線が良いように思える がこれらは uv の測定を行ってからでないと断定できない. D 3型は $\partial U/\partial y$ の増加がほと



んどないので、それに応じて $\sqrt{u'^2}/U_{\infty}$ の増加もほとんどない、Perry⁽⁴⁾によるとD3型の 圧力勾配のない乱流境界層は Rotta によって示された自己保存流れを完全に満たした.す なわち θ はxに比例しているので U_{τ}/U_{∞} はx方向に一定値を保つ、図13、図14をみるとD 3型とD9型では速度分布、乱れの分布に相違があり同じD型でも乱れの構造に相違がある 事が分る. 3-4 乱れのスペクトル

スペクトルはF(k)対 k で図示した.ここでF(k) は乱れのエネルギー $\overline{u^2}$ と各周波数でエ ネルギースペクトルの比を $2\pi/U_{\infty}$ で正規化している. kは $k = 2\pi n/U_{\infty}$ で n は周波数であ る. 従って $\int_{\infty}^{\infty} F(k) dk = 1$ が成立する. 周波数は 20c から 20kc まで可能であったが測定し たのは10kcまである. さてこの分析器は低周波になるほど有効帯域幅は狭くなりその結果メ ーターがはげしくゆれるので(この周波数分析器は積分時間が書いてないのであるが 0.3秒 ぐらいと思われる.),長時間(例えば3分間)積分した値を読むことが望ましいのであるが 本実験ではできなかった、従って低周波では信頼がないので本実験は主に高周波でのスペク トルを目的とした.まず滑面でのスペクトルを確認のため測定した.図17に示すごとく,低 周波を除き klebanoff⁽⁷⁾ と良く似た形をとった。 すなわち壁に近ずくほど高周波でのスペク トル成分は上昇し低周波部分が減少する。 K3型の場合(図18), x = 130 では $\sigma = 15$ mm で内層では壁に近ずくにつれて高周波でのスペクトルは上昇している. 外層の y=20mmで は滑面と一致している。図19 では x 方向に y = 1 mmでのスペクトルを見る。 滑面に比べて 高周波でのスペクトルが大きくなる. Luxton⁽²⁾の測定したスペクトルは本実験と異り, 粗 面が滑面に比べて突出しているので、粗面の最初のハクリと再附着のためスペクトルはかな り大きい. D9型の場合は x=103 でのスペクトルを図20に示す. 滑面と同じく壁に近ずく につれて高周波での上昇がみられる。図21に示すごとくy=1mmでのスペクトルはK3型 のごとく上昇せずに滑面とほぼ同じであった。D3型も図22に示すごとく、y=1mmでx方 向にスペクトルは滑面と同じである。従ってスペクトルに関してはD型の2種類に差異はな く、K型とD型にのみ高周波での差異があり、この事は渦の放出の大小に関係すると思われ る.





粗面の急変による乱流境界層の応答(第1報)



長野工業高等専門学校紀要·第5号

4. まとめ

本実験はD型とK型の応答を調べる事を目的としたのであるが、いくつかの点が明らかになった.

(i) K型に比べてD型は $\partial U/\partial y$, $\overline{u'^2}$ が小さくて, 乱れの応答が異る.

(ii) K型に適当な内層の求め方は、D型では合はない.

(iii) D型もD9型とD3型では乱れの応答が違う.

(iv) D型のスペクトルはK3型のように高周波での上昇がない.

(v) K3型の測定結果は Luxton の測定結果と良く合っている.

さらに今後の問題としなければならないのは ①壁近傍の測定 ②スペクトルの低周波での精度 ③粗面の後方での安定した流れの測定 等がある.

終りに内地留学中に御指導いただいた名古屋大学古屋善正教授並びに中村育雄助教授に深 く感謝いたします.

参考文献

- (1) Tani. I. Proceedings of turbulent boundary layer vol.1 1968
- (2) Luxton ASME 1971 March p. 22
- (3) Luxton J. F. M. 1971 vol. 48 p.721
- (4) Perry J. F. M. 1969 vol. 37 p.381
- (5) Moore ph. D. dissertation
- (6) 古屋·藤田 機械学会論文集 昭42年
- (7) Klebanoff NACA TR 1247
- (8) Townsend Quar. J. Roy. Meteo. Soc. 90 p.147