

流体力学 II 試験問題 (1)

1995-12-19, 12:50~14:20

by E. Yamazato

1. (20) 円管内の乱流に対して次の速度分布が成り立つことを示せ.

$$\frac{U - u}{u^*} = \frac{1}{\kappa} \ln \frac{R}{y}$$

ただし, U は円管内の最大速度, u は任意の点の速度, R は円管の半径, u^* はせん断速度とする. またプラントルの混合距離理論は次の通りとする.

$$\tau = \rho \ell^2 \left(\frac{du}{dy} \right)^2, \quad \ell = \kappa y, \quad \kappa = 0.4$$

2. (20) 直径 20cm の円管の流量を測定するために, ピトー管を用いて管中心と管壁から 5cm の点の速度を測定してそれぞれ 14.5m/s, 13.0m/s を得た. 円管内の流量および摩擦係数 λ を求めよ. ただし円管内の平均速度は $v = U - 3.75v^*$ とする.

3. (20) 滑かな平板上に生じた層流境界層の速度分布が次式で示されるとき, 次の値を求めよ. (1) 係数 c_1, c_2 , (2) δ^*, θ, H (形状係数). ただし U は境界層外側の速度, δ は境界層厚さとする.

$$\frac{u}{U} = c_1 \left(\frac{y}{\delta} \right) + c_2 \left(\frac{y}{\delta} \right)^3$$

4. (20) 図に示すようなせきを流れる単位幅当たりの流量を次元解析で求めよ. ただしこの場合重力が支配的なので粘性は無視できるものとする.

5. (20) 実物の飛行機の 1/30 の大きさを有する模型がある. これを風洞に入れて実物の飛行機の速度と同速で実験するためには, 風洞内の空気の圧力を幾らにすればよい. ただし風洞内の空気の温度とその粘性係数とは実物の場合と変わらないものとする.

(解)

- 1.

$$\begin{aligned} \tau &= \tau_w = \rho \kappa^2 \left(y \frac{du}{dy} \right)^2 \\ u^* &= \sqrt{\frac{\tau_w}{\rho}} = \kappa \left(y \frac{du}{dy} \right), \quad \text{i.e.} \quad du = \frac{u^*}{\kappa} \frac{dy}{y} \\ \text{Integrating} \quad u &= \frac{u^*}{\kappa} (\ln y + C) \\ y = R : \quad u_m &= \frac{u^*}{\kappa} (\ln R + C) \\ \frac{u_m - u}{u^*} &= \frac{1}{\kappa} \log \frac{R}{y} \\ \text{For } \kappa = 0.4, \quad \frac{u_m - u}{u^*} &= 2.5 \ln \frac{R}{y} \end{aligned}$$

- 2.

$$\begin{aligned} \frac{U - u^*}{v} &= 2.5 \ln \frac{R}{y} \\ \frac{14.5 - 13.0}{v} &= 2.5 \ln \left(\frac{10}{5} \right), \quad v^* = 0.86 \text{ m/s} \\ v = U - 3.75v^* &= 14.5 - 3.75 \times 0.86 = 11.3 \text{ m} \\ Q &= \frac{\pi \times 0.2^2}{4} \times 11.3 = 0.35 \text{ m}^3/\text{s}, \quad \lambda = 8 \left(\frac{v^*}{U} \right)^2 = 0.046 \end{aligned}$$

3.

$$(1) u = U : y = \delta, \quad 1 = a + b$$

$$\left(\frac{du}{dy}\right)_{y=\delta} = 0 : y = \delta, \quad 0 = c_1 + 3c_2$$

$$c_1 = \frac{3}{2}, \quad c_2 = -\frac{1}{2}$$

$$\frac{u}{U} = \frac{3}{2}\eta - \frac{1}{2}\eta^3, \quad \frac{y}{\delta} = \eta, \quad dy = d\eta$$

$$(2) \delta^* = \int_0^\delta \left(1 - \frac{u}{U}\right) dy = \delta \int_0^1 \left(1 - \frac{3}{2}\eta + \frac{1}{2}\eta^3\right) d\eta = \frac{3}{8}\delta$$

$$\frac{\delta^*}{x} = \frac{1.74}{\sqrt{Re_x}}$$

$$\theta = \delta \int_0^1 \left(1 - \frac{3}{2}\eta + \frac{1}{2}\eta^3\right) \left(\frac{3}{2}\eta - \frac{1}{2}\eta^3\right) d\eta = \frac{39}{280}\delta$$

$$H = \frac{\delta^*}{\theta}$$

$$\tau_w = \mu \left(\frac{du}{dy}\right)_{y=0} = \frac{3}{2} \frac{\mu U}{\delta}$$

4.

Q, H, D, g

$n = 4, i = 2, m = n - i = 2$ (n, d, ρ - primary variables)

$$\pi_1 = Q^\alpha H^\beta g^\gamma = L^{2\alpha} T^{-\alpha} L^\beta L^\gamma T^{-2\gamma}$$

$$L : 2\alpha + \beta + \gamma = 0, \quad T : -\alpha - 2\gamma = 0$$

$$\alpha = 1(\text{take}), \quad \beta = -\frac{3}{2}, \quad \gamma = -\frac{1}{2}$$

$$\pi_1 = \frac{Q}{\sqrt{gH^3}}$$

$$\pi_2 = Q^\alpha H^\beta D^\gamma = L^{2\alpha} T^{-\alpha} L^\beta L^\gamma$$

$$L : 2\alpha + \beta + \gamma = 0, \quad T : -\alpha = 0$$

$$\beta = -\gamma, \quad \pi_2 = \left(\frac{H}{D}\right)^\beta$$

$$\pi_1 = \varphi(\pi_2) = \varphi\left(\frac{H}{D}\right), \quad Q = \varphi\left(\frac{H}{D}\right) \sqrt{gH^3}$$

5.

$$Re = \frac{\rho V L}{\mu} = \frac{\rho' V' L'}{\mu'}$$

$$L = 30L', \quad V = V', \quad \rho' = 30\rho$$

$$\text{For } T = \text{cont.}, \quad \frac{p}{\rho} = \frac{p'}{\rho'}, \quad p' = 30p$$