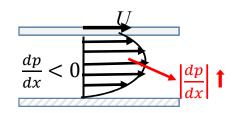
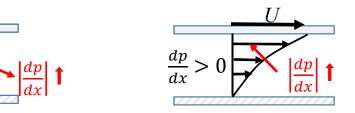
# 空气与气体动力学

张科

#### 回顾:

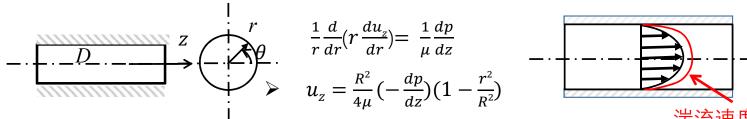
#### 1.压强梯度、速度梯度同时存在





 $\frac{dp}{dx} > 0$ , 逆压可能发生 流动分离!!

#### 2.圆管内充分发展层流(柱坐标N-S方程简化、求解)



湍流速度分布, 更贴近壁面

**3.管内能量损失:**  $h_{LT} = h_L + h_m$  Losses  $= -\int_{CS} (\frac{V^2}{2} + gz + \frac{p}{\rho}) \rho(\vec{V} \cdot \vec{n}) dS$ 

**沿程损失**:  $h_L = f(\frac{L}{D}) \frac{\overline{V}^2}{2g}$  层流: $f = \frac{64}{Re}$  湍流: $f = f(Re, \frac{e}{D})$  穆迪图(5.28)

例 5.10 水在直径为 6 英寸的钢管内流动,体积流量  $Q = 0.126 \ 2 \ \text{m}^3/\text{s}_o$ 

- (1) 试判断流动是否为湍流;(2) 如管道长 L=1 000 m, 计算摩擦压降  $\Delta p^*$ ;
- (3) 求维持管内流动所需的功率。

解: (1) 将管径由英寸换算为 m,即

$$D = 6 \times 0.025 \ 4 \ m = 0.152 \ 4 \ m$$

计算管截面平均速度和雷诺数

$$V = \frac{4Q}{\pi D^2} = \frac{4 \times 0.126 \ 2}{3.14 \times 0.152 \ 4^2} \ \text{m/s} = 6.922 \ \text{m/s}$$

$$Re_D = \frac{VD}{\nu} = \frac{6.922 \times 0.152 \ 4}{1.004 \times 10^{-6}} = 1.051 \times 10^6$$

雷诺数超过4000,流动为湍流。

(2) 由表 5.1,钢管粗糙度  $\varepsilon = 0.046$  mm,利用式(5.63)计算摩擦因数

$$\frac{1}{\sqrt{f}} = -1.8\log \left[ \left( \frac{0.046 \times 10^{-3}/0.152 \text{ 4}}{3.7} \right)^{1.11} + \frac{6.9}{1.051 \times 10^6} \right]$$

$$f = 0.015 59$$

$$\Delta p^* = f \frac{L}{D} \times \frac{1}{2} \rho V^2$$

$$= 0.015 65 \times \frac{1000}{0.152 4} \times \frac{998 \times 6.922^2}{2} \text{Pa} = 2.455 \times 10^6 \text{ Pa}$$

(3)注意到 Δp\*是单位体积流体的摩擦损失,则维持流动所需功率为

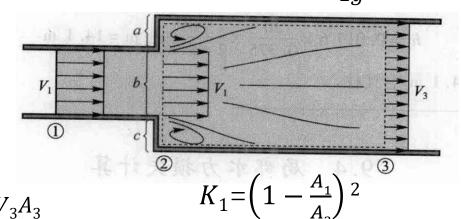
$$\dot{W} = \Delta p^* Q = 2.455 \times 10^6 \times 0.126 \ 2 \ W = 3.098 \times 10^5 \ W$$

#### 根据Re判断流动状态!

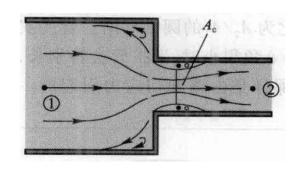
$$\frac{1}{f^{1/2}} = -1.8 \log \left[ \left( \frac{\varepsilon/D}{3.7} \right)^{1.11} + \frac{6.9}{Re_D} \right]$$

$$h_L = \frac{\Delta p}{\rho g} = f(\frac{L}{D}) \frac{\overline{V}^2}{2g}$$

- 1 水力损失:沿程损失+局部损失  $h_{LT}$   $h_L$   $h_m$ 
  - igoplus 局部损失 $h_m$  :  $h_m = K \frac{\overline{V}^2}{2a}$  K: 局部损失系数,不同结构不同



$$\begin{cases} V_1 A_1 = V_3 A_3 & K_1 - V_3 A_3 = \rho V_3 A_3 (V_3 - V_1) \\ p_1 A_2 - p_3 A_3 = \rho V_3 A_3 (V_3 - V_1) \\ h_m = \left(\frac{p}{\rho g} + \frac{V^2}{2g}\right)_1 - \left(\frac{p}{\rho g} + \frac{V^2}{2g}\right)_3 \end{cases}$$



 $h_m$ 

分离(漩涡) 区越小, 损失越小

连接件流动分

离涡耗散

 $h_L$ 

 $h_m$ 

 $h_L$ 

$$K_2 = 0.5 \left(1 - \frac{A_2}{A_1}\right) < K_1$$

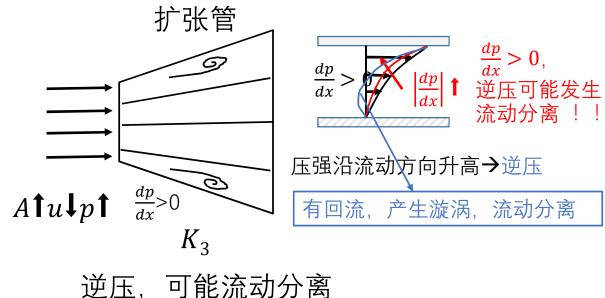
均直管粘

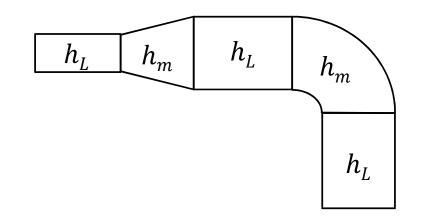
性摩擦

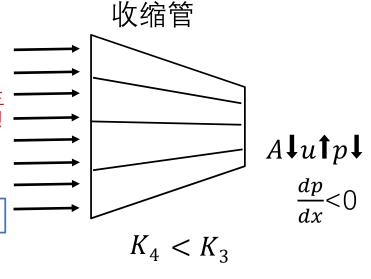
表 9.3 渐缩管的局部损失因数(圆管和方管)[3]

	收缩角,θ/(°)							
$A_2$			15 ~ 40			120	150	180
$A_1$	0. 50	0.05	0. 05	0.06	0. 12	0.18	0. 24	0. 26
			0.04					0.41
<u> </u>	0. 10	0.05	0. 05	0.08	0. 19	0. 29	0. 37	0. 43

- ① 水力损失:沿程损失+局部损失  $h_{LT}$   $h_L$   $h_m$ 
  - lacktriangle 局部损失 $h_m$ :  $h_m = K \frac{\overline{V}^2}{2g}$







顺压, 无流动分离

 $h_L$   $h_m$   $h_L$   $h_m$ 

(1)	水力损失	•	沿程损失+局部损失
	/	•	

 $h_{LT}$ 

 $h_L$ 

 $h_{\eta}$ 

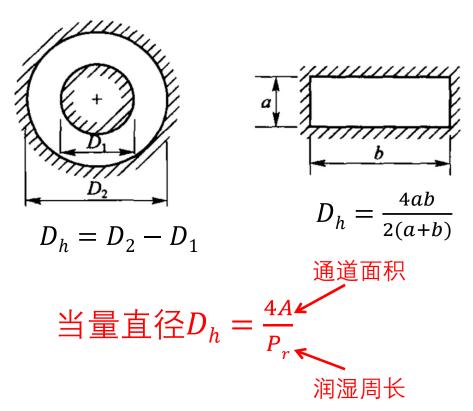
lack 局部损失 $h_m$  :  $h_m = K \frac{\overline{V}^2}{2g}$ 

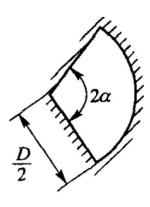
表 9.4 管件的局部损失因数 [2]

	K	
a. 弯头		
常规 90°,法兰连接	0.3	V-
常规 90°,螺纹连接	1.5	4.6
长半径 90°,法兰连接	0. 2	'     '
长半径 90°,螺纹连接	0. 7	V-
长半径 45°,法兰连接	0. 2	
常规 45°,螺纹连接	0. 4	, ,
b. 180°弯头		v -
180°弯头,法兰连接	0. 2	
180°弯头,螺纹连接	1. 5	
c. 三通		1.1
直线流,法兰连接	0. 2	
直线流,螺纹连接	0.9	V- <del></del>
分支流,法兰连接	1.0	
分支流,螺纹连接	2. 0	V- <u>-</u>
d. 连接管,螺纹连接	0.08	v-

类 别	示 意	图	局部损失因数									
	T		d/cm	15	20	25	30	35	40	50	>60	
截止阀	"	5	6.5	5.5	4.5	3.5	3.0	2.5	1.8	1.7		
		α.	T	5	10	15		20		25		
				24	0. 52	0.90		1. 54		2. 51		
碟 阅	A	Ta v	α.	3	0	35	40		45		50	
账四		ζ	3.	91	6.22	10.8		18.7		32.6		
		′	α.	α' 5		60	65		70		90	
				ζ 58.		118	256		751		∞	
		全开时 $\left(\mathbb{P}\right)\right)}\right)\right)\right)\right)\right)\right)\right)\right)\right)}\right)\right)\right)}\right)\right)$										
		_d/mr		15	20 ~ 50	80		100		150		
				1.5	0.5	0.4		0.2		0.1		
		d/mn			300 ~ 450		-		900 ~ 1 000			
		ζ 0.08 0.07 0.06 0.05										
				各种开度时 d 开度 a/d								
	50	al al - 2	mm	in	1/8	1/4	3/8	1/		3/4	1	
闸			12. 5	1/2	450	60	22	11	-	2. 2	1.0	
榎	41 41		19	3/4	310	40	12	5.		1.1	0. 28	
		25	1	230	32	9.0	4.		.90	0. 23		
		40	$1\frac{1}{2}$	170	23	7. 2	3.	3 0	. 75	0. 18		
		50	2	140	20	6. 5	3.	0 0	. 68	0.16		
		100	4	91	16	5. 6	2.	6 0	. 55	0. 14		
		150	6	74	14	5. 3	2.	4 0	. 49	0. 12		
		1	200	8	66	13	5. 2	2.	3 0	. 47	0.10	

② 非圆管





## 六. 粘性不可压流动(内流,外流)

粘性不可压内流

、粘性不可压外部扰流

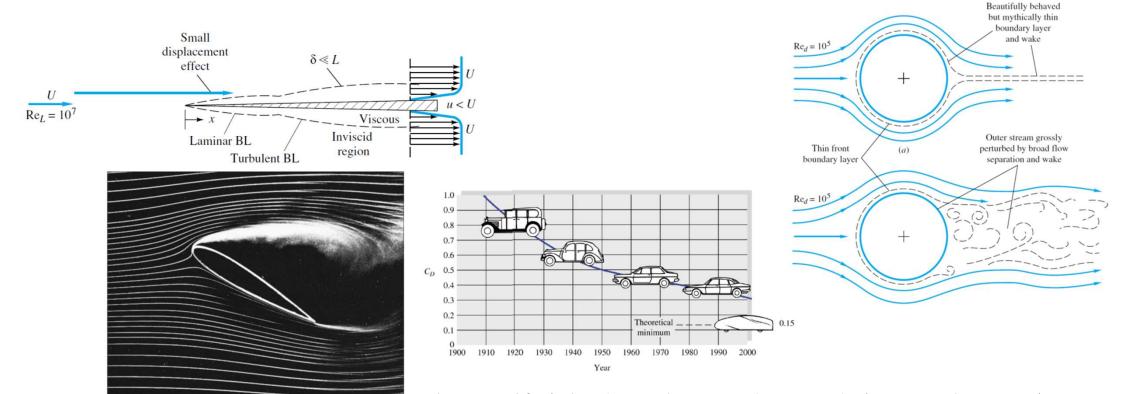
通道内流动一般特征(5.6、9.1)、无限大平板间 (周向均匀圆管)充分发展层流(5.3、5.4)、管内 流能量损失(9.2-9.4)、

管内流, $\vec{V}$ ,au,Q, $\Delta p$ , $h_{LT}$ 

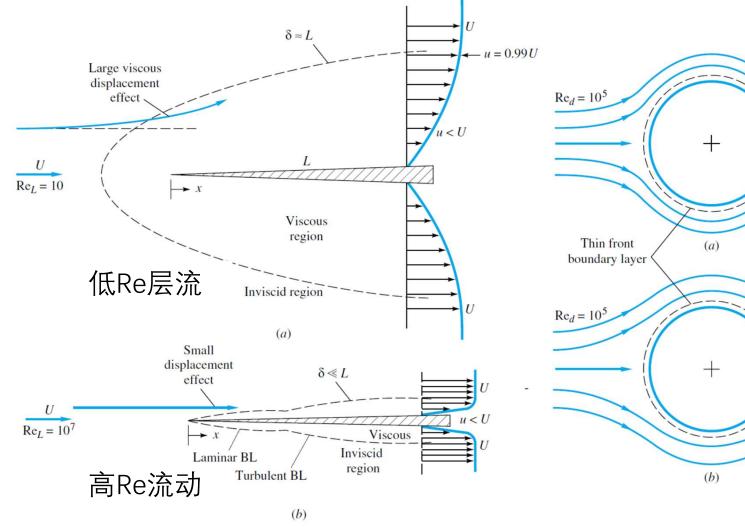
边界层基本概念(10.1)、边界层动量积分方程 (10.4)、边界层方程(10.2、10.3)、曲面边界层及 边界层分离(10.5)、扰流物体的阻力(10.6)

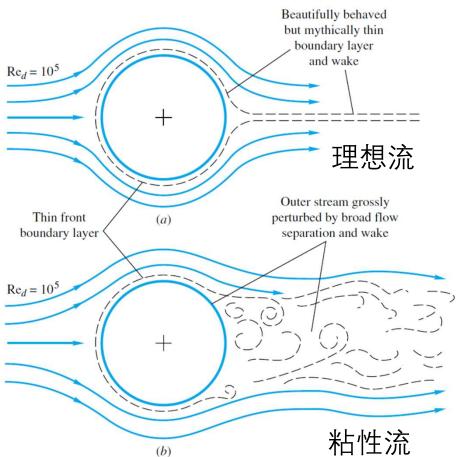
流场分布, u,D,L(飞行器, 建筑物, 桥梁等)

## 六. 粘性不可压流动(外流)

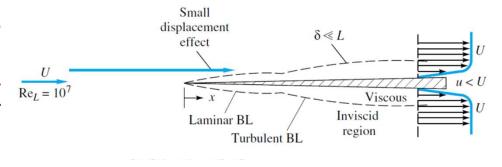


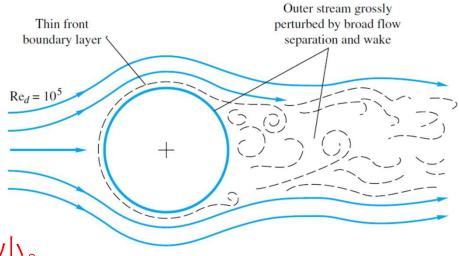
边界层基本概念、边界层动量积分方程、边界层方程、曲面边界层及边界层分离、扰流物体的阻力





- 1. 大Re下,粘性影响局限在物体壁面附近一薄层,及其后的尾迹流中;其它区域速度梯度小,粘性影响小,可按理想流势流理论处理。





通常, 边界层厚度在厘米量级, 与主流区比很小。

1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)

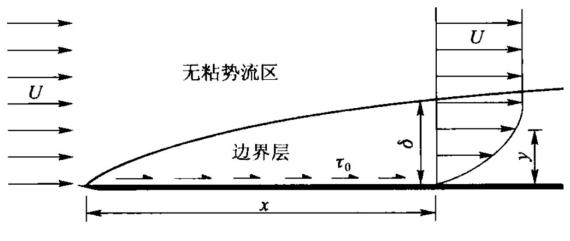


图 10.1 平板边界层

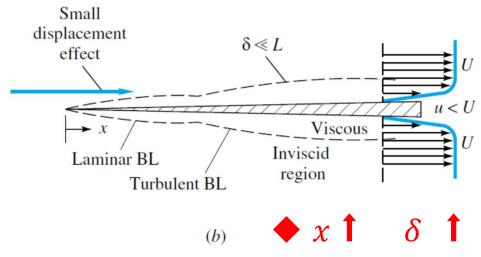
边界层概念为Prandtle 1904年提出, 边界层理论是现代流体力学的开始。

- ① 流体过平板上流动分两个区: 边界层(板附近一薄层, τ大), 主流区(边界层以外, τ可忽略)
- ② 边界层厚度 $\delta$ (名义厚度):

$$\delta = y \big|_{u = 0.99U}$$

u = 0.99U处为边界层外缘。

1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)



② 边界层厚度 $\delta$  (名义厚度)

$$\delta = y \big|_{u = 0.99U}$$

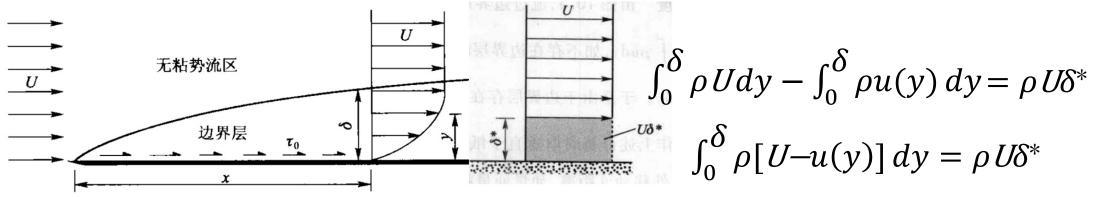
③ 边界层Re:  $Re_{\delta} \sim Re_{\chi}^{1/2}$ 

$$Re_x = \frac{\rho Ux}{\mu} = \frac{Ux}{\nu}$$

$$Re_{\delta} = \frac{\rho U \delta}{\mu} = \frac{U \delta}{\nu}$$

- $\spadesuit x \uparrow Re \uparrow$
- ◆  $Re_x > 5 \times 10^5$  后转变为湍流边界层
- ◆ 边界层内τ重要

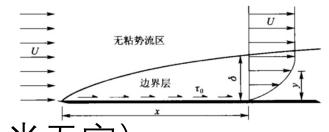
1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)



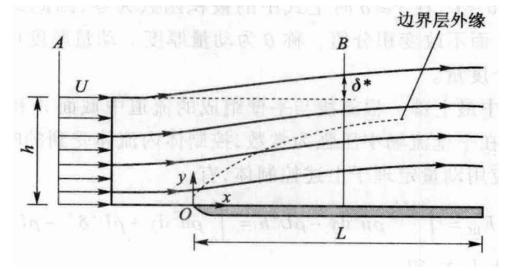
#### ④ 位移厚度 $\delta^*$ :

由于粘性存在引起边界层内质量流量减少=理想流体向外平移 $\delta^*$ 产生的质量流量减少

$$\delta^* = \int_0^{\delta} \left[1 - \frac{u(y)}{U}\right] dy$$
$$= \int_0^{\infty} \left[1 - \frac{u(y)}{U}\right] dy$$



1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)



④ 位移厚度δ\*:

由于粘性存在流线向外偏移的距离。

$$Uh = \int_0^{h+\delta^*} u(y) \, dy$$

$$Uh = \int_0^h u(y) \, dy + U\delta^*$$

$$\delta^* = \int_0^h \left[1 - \frac{u(y)}{U}\right] \, dy$$

$$= \int_0^\infty \left[1 - \frac{u(y)}{U}\right] \, dy$$

 $\theta < \delta * < \delta$ 

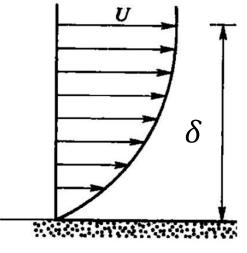
- 1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)
  - $\bigcirc$  动量厚度 $\theta$ :

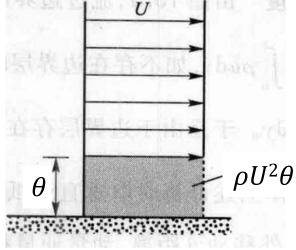
边界层内质量流量=  $\int_0^\delta \rho u(y) dy$ 

其携带动量=  $\int_0^\delta \rho u^2(y) dy$ 

理想流体相同质量流体携带动量

$$= \int_0^\delta \rho U u(y) \, dy$$





粘性引起的动量流率损失 =  $\int_0^{\delta} \rho U u(y) dy - \int_0^{\delta} \rho u^2(y) dy$ 

=将理想流外移 $\theta$ 动量减少 $\rho U^2\theta \Longrightarrow \rho U^2\theta = \int_0^\delta \rho U u(y) dy - \int_0^\delta \rho u^2(y) dy$ 

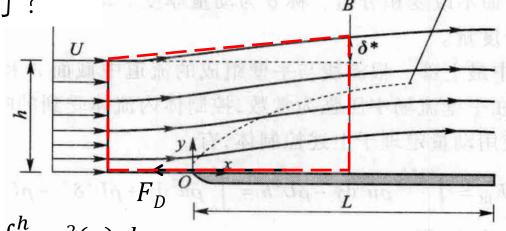
$$\theta = \int_0^\delta \frac{u(y)}{U} (1 - \frac{u(y)}{U}) \, dy = \int_0^\infty \frac{u(y)}{U} (1 - \frac{u(y)}{U}) \, dy$$

$$\delta^* = \int_0^\infty \left[1 - \frac{u(y)}{U}\right] dy$$

- 1. 平板边界层(尖前缘,零迎角,薄平板,半无穷)
  - ⑤ 动量厚度θ:~平板受粘性摩擦力?

对C.V. 动量方程:

$$-F_D = \int_0^{h+\delta^*} \rho u^2(y) \, dy - \rho U^2 h$$
$$= \int_0^h \rho u^2(y) \, dy + \rho U^2 \delta^* - \rho U^2 h$$



$$\begin{split} F_{D} &= \rho U^{2} h - \rho U^{2} \int_{0}^{h} \left[ 1 - \frac{u(y)}{U} \right] dy - \int_{0}^{h} \rho u^{2}(y) \, dy \\ &= \rho U^{2} \int_{0}^{h} \frac{u(y)}{U} \, dy - \int_{0}^{h} \rho u^{2}(y) \, dy \\ &= \rho U^{2} \int_{0}^{h} \left[ \frac{u(y)}{U} \left( 1 - \frac{u(y)}{U} \right) \right] dy \\ &= \rho U^{2} \theta \end{split}$$

$$F_D = \rho U^2 \theta$$

#### 6.6边界层动量积分方程(10.4)

$$F_D = \rho U^2 \theta$$

顺流( $\frac{dp}{dx}$ =0)平板:  $D(x) = \rho U^2 \theta(x)$ 

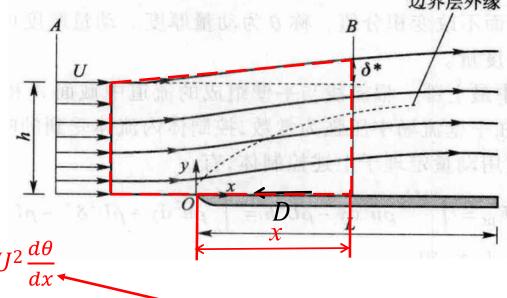
## 顺流( $\frac{dp}{dx}$ =0)平板动量积分方程:

$$D = \int_0^x \tau_w \, dx$$

$$\tau_w = \frac{dD}{dx}$$

$$D = \rho U^2 \theta(x) \implies \frac{dD}{dx} = \rho U^2 \frac{d\theta}{dx}$$

$$\tau_w = \rho U^2 \frac{d\theta}{dx}$$



$$\tau_w = \mu \frac{du}{dy} \pm u(y)$$
决定 
$$\theta = \int_0^\delta \frac{u(y)}{U} (1 - \frac{u(y)}{U}) \, dy, \quad \pm u(y)$$
决定

顺流( $\frac{dp}{dx}$ =0)平板动量积分方程: $\tau_w = \rho U^2 \frac{d\theta}{dx}$  可求解 $\mathbf{u}(\mathbf{y})$ !

## 6.6边界层动量积分方程(10.4)

 $U_{\infty}$   $u(x_1,y)$   $u(x_2,y)$   $\delta(x_2)$   $x_1$ 

假设u(y),利用 $\tau_w = \rho U^2 \frac{d\theta}{dx}$  , 求解u(y) 。  $\delta(x)$  为未知量!

例:层流边界层,假设 $u(y) = U\left(\frac{2y}{\delta} - \frac{y^2}{\delta^2}\right)$ ,  $0 \le y \le \delta(x)$ 。 求 $\delta$ ,  $\tau_w$ 。

解: 
$$\theta = \int_0^{\delta} \frac{u(y)}{U} (1 - \frac{u(y)}{U}) dy$$
 
$$\tau_w = \rho U^2 \frac{d\theta}{dx}$$
$$= \int_0^{\delta} \left(\frac{2y}{\delta} - \frac{y^2}{\delta^2}\right) (1 - \frac{2y}{\delta} + \frac{y^2}{\delta^2}) dy$$
 
$$2\mu \frac{U}{\delta} = \rho U^2 \frac{2}{15} \frac{d\delta}{dx}$$
$$= \frac{2}{15} \delta$$
 
$$\frac{15\mu}{\rho U} = \delta \frac{d\delta}{dx} = \frac{1}{2} \frac{d\delta}{dx}$$
$$d\delta^2 = 30y$$

$$\tau_w = \mu \frac{du}{dy} \Big|_{y=0} = 2\mu \frac{U}{\delta}$$

壁面切应力因数:  $C_f = \frac{\tau_w}{1/2\rho U^2} = 0.73 Re_x^{-1/2}$ 

精确解 $C_f = 0.664 Re_x^{-1/2}$ 

$$\tau_{w} = \rho U^{2} \frac{d\theta}{dx}$$

$$2\mu \frac{U}{\delta} = \rho U^{2} \frac{2}{15} \frac{d\delta}{dx}$$

$$\frac{15\mu}{\rho U} = \delta \frac{d\delta}{dx} = \frac{1}{2} \frac{d\delta^{2}}{dx}$$

$$\frac{d\delta^{2}}{dx} = \frac{30\nu}{U}$$

$$\delta^{2} = \frac{30\nu}{U} x$$

$$\delta^{2} = \frac{30\nu}{U} x$$

$$\delta^{2} = \frac{30\nu}{U} x$$

$$\frac{\delta}{x} = \frac{1}{U} x$$

$$\frac{\delta}{x} = 5.5 \sqrt{\frac{v}{Ux}} = 5.5 Re_x^{-1/2}$$
19

作业:

复习笔记!

10.3, 10.10, 10.11, 10.16