Engineering Fluid Mechanics

工程流体力学

第8章 不可压缩粘性流体的外部流动

教学团队:严岩

韩 煜

吴 泽

李晓

莫景文

孙东科



东南大学机械工程学院 2023/6/7

第8章不可压缩粘性流体的外部流动

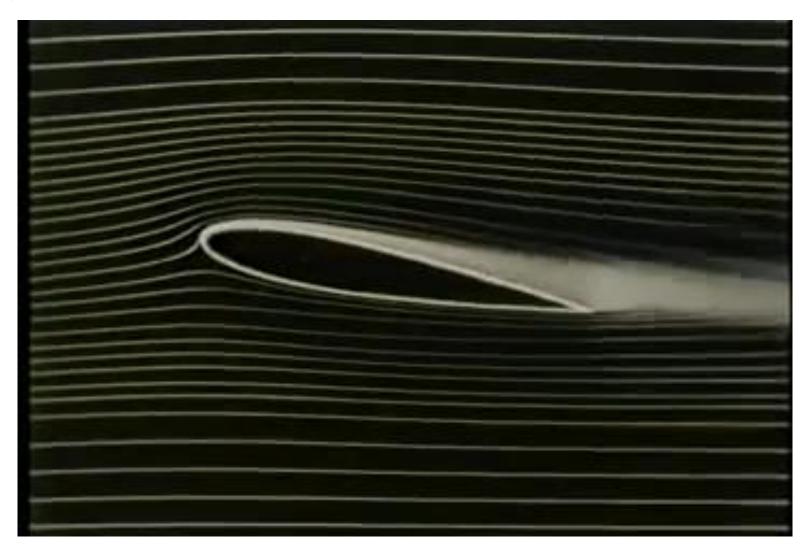


- 8.1 边界层概念
- 8.2 绕平板流动边界层的近似计算
- 8.3 绕曲面流动及边界层的分离
- 8.4 黏性流体绕小圆球的蠕流流动
- 8.5 黏性流体绕流物体的阻力

问题: 什么是边界层分离? 对工程实际有何意义?



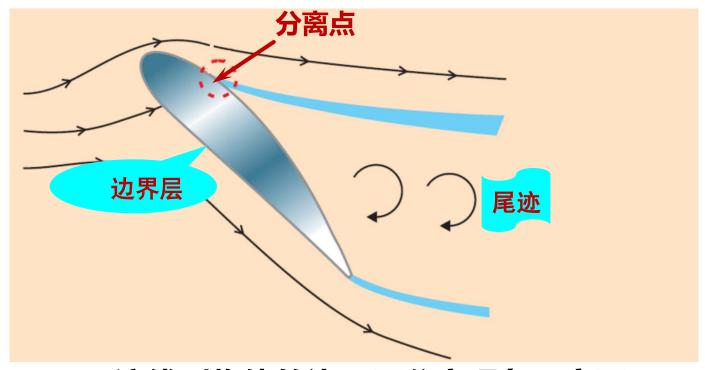
边界层分离现象



边界层分离引起的飞机失速



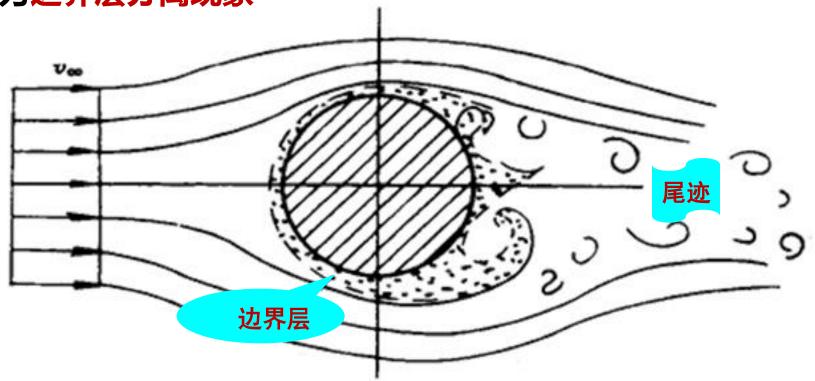
在实际工程中,物体的边界往往是曲面(流线型或非流线型物体)。当流体绕流非流线型物体时,一般会出现下列现象:物面上的边界层在某个位置开始脱离物面,并在物面附近出现与主流方向相反的回流,流体力学中称这种现象为边界层分离现象



(a)流线型物体的边界层分离现象示意图

SEU

在实际工程中,物体的边界往往是曲面(流线型或非流线型物体)。当流体绕流非流线型物体时,一般会出现下列现象:物面上的边界层在某个位置开始脱离物面,并在物面附近出现与主流方向相反的回流,流体力学中称这种现象为边界层分离现象



(b) 非流线型物体的边界层分离现象示意图



边界层分离的原因

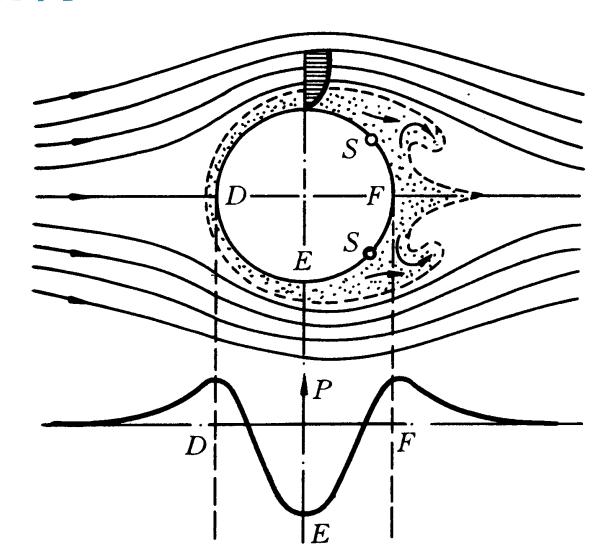
1、从D到E流动加速,为顺压梯度

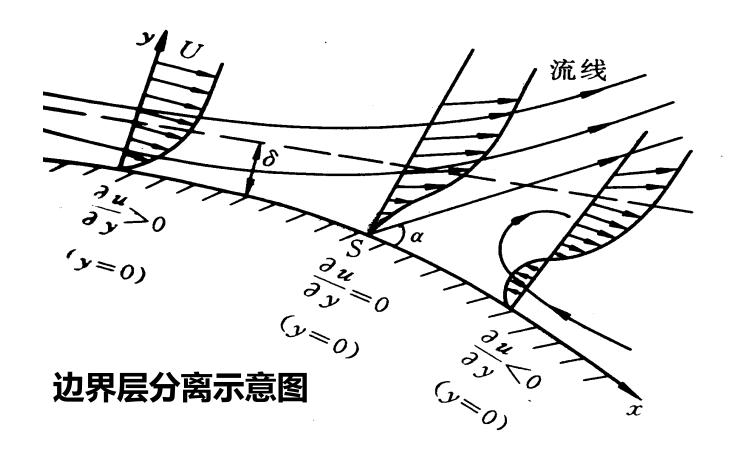
区; 流体压能向动能转变, 不发生边界层分离;

2、从E到F流动减速,为逆压梯度

区; E到F段动能只存在损耗, 速度减小很快;

3、在S点处出现粘滞 , 由于压力的升高产生回流导致边界层分离, 并形成尾涡





结论: 粘性流体在压力降低区内流动 (加速流动) , 决不会出现边界层的分离, 只有在压力升高区内流动 (减速流动) , 才有可能出现分离, 形成漩涡。 尤其是在主流减速足够大的情况下, 边界层的分离就一定会发生。

--边界层分离: 边界层脱离壁面

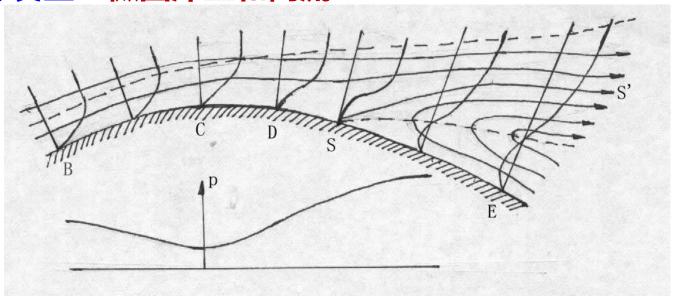
1.分离现象

圆柱后部: 猫眼

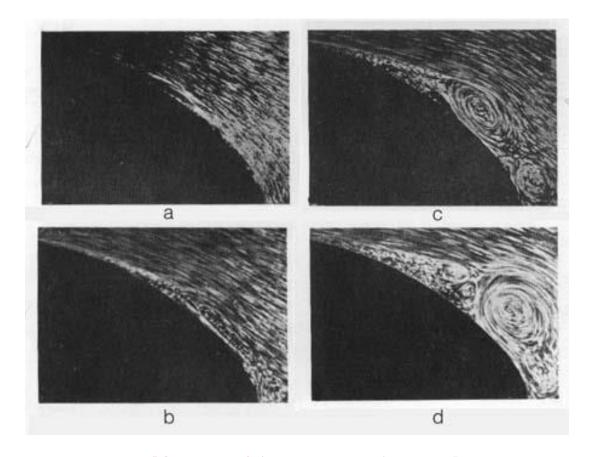
在顺压梯度区 (BC): 流体加速

在逆压梯度区 (CE): CS段减速 → S点停止 → SE倒流

- 2.分离的原因 粘性
- 3.分离的条件 逆压梯度
- 4.分离的实际发生 微团滞止和倒流





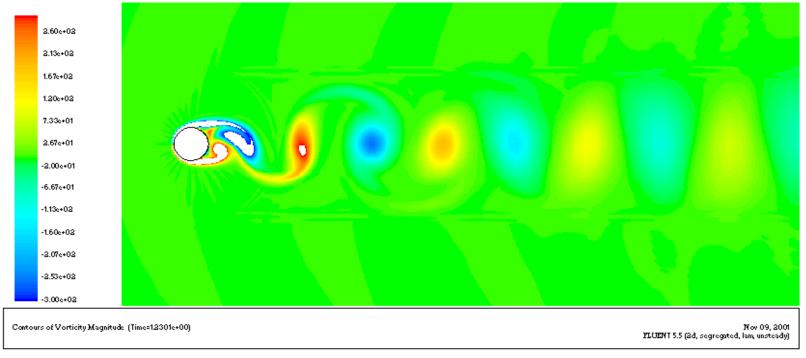


扩张管 (上壁有抽吸)

从静止开始边界层发展情况

- 注意: 普朗特边界层方程仅适用于分离点以前的区域;
- · 原因:分离点后出现回流, u, v的数量级发生很大变化

圆柱扰流问题与卡门涡街



- 圆柱绕流问题:随着雷诺数的增大边界层首先出现分离,分离点并不断的前移,当雷诺数大到一定程度时,会形成两列几乎稳定的、非对称性的、交替脱落的、旋转方向相反的放涡,并随主流向下游运动,这就是卡门涡街。
- · 卡门对涡街进行运动分析得出了涡列间几何关系、阻力、涡释放频率以及斯特罗哈数的 经验公式
- · 当涡释放频率和物体固有频率接近,产生共振,危害很大(虎门大桥振动)。

大自然中的卡门涡街现象



马德拉岛附近的卡门涡街



8.3 绕曲面流动及边界层的分离 -卡门涡街

圆柱扰流问题与卡门涡街

圆柱体的卡门涡街的脱落频率 n 与流体流动的速度 U_{∞} 和圆柱体直径 d 有关

$$n = S \frac{U_{\infty}}{d}$$

S无量纲数,称为斯特劳哈(V. Strouhal)数,和Re有关。

根据根据罗斯柯 (A. Roshko) 1954年的实验结果,当 Re 大于1000时,斯特劳哈数St近似地等于常数,即 S=0.21

测定卡门涡街脱落频率的方法有热敏电阻丝法、超音波束法等,根据卡门涡街的上述性质,可以制成卡门涡街流量计。

蠕动流动: 雷诺数很低的流动。

特点: 特征尺度和流动的速度均很小

如:粉料的气力输送、除尘器中灰尘的沉积、煤粉在炉膛中的沉降等等。



风沙的沉降



病毒的飞沫传播



蠕动流动的微分方程:

对于定常流动,忽略惯性力和质量力,在直角坐标系下,可把N-S方程 组简化成:

$$\frac{\partial p}{\partial x} = \mu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right)$$

$$\frac{\partial p}{\partial y} = \mu \left(\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial z^2} \right)$$

$$\frac{\partial p}{\partial y} = \mu \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial z^2} \right)$$
(8-46a)

蠕动流动的微分方程:

如果流动是不可压缩流体,则连续性方程为:

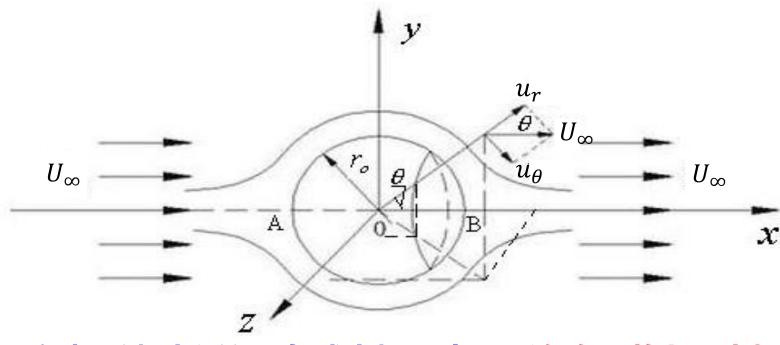
$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = 0$$
 (8-46b)

将式(8-46a)依次求 $\frac{\partial^2 p}{\partial x^2}$ 、 $\frac{\partial^2 p}{\partial y^2}$ 、 $\frac{\partial^2 p}{\partial z^2}$,然后相加,并结合连续性方程,得到:

$$\frac{\partial^2 p}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 p}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 p}{\partial z^2} = \nabla^2 p = 0 \quad (8-46a)$$

即蠕动流动的压力场满足拉普拉斯方程

下面我们建立流动的物理模型:



无穷远来流速度 U_{∞} , 流动方向与 x 轴平行, 绕半径为 r_0 的静止圆 球流动

- 1. 流动是轴对称的,在球坐标系中,所有参量均与 ϕ 坐标无关
- 2. 边界条件:

在球面上
$$r=r_0, u_r=u_\theta=0$$

无穷远处
$$r \to \infty, u_r = U_\infty cos\theta, u_\theta = -U_\infty sin\theta$$

同时,流体作不可压定常流动,忽略惯性力、质量力,根据第四章公式(4-85),简化如下:

$$\frac{\partial p}{\partial r} = \mu \left(\frac{\partial^2 u_r}{\partial r^2} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 u_r}{\partial \theta^2} + \frac{2}{r} \frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{\cot \theta}{r^2} \frac{\partial u_r}{\partial \theta} - \frac{2}{r^2} \frac{\partial u_\theta}{\partial \theta} - \frac{2u_r}{r^2} - \frac{2u_\theta \cot \theta}{r^2} \right)$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial p}{\partial \theta} = \mu \left(\frac{\partial^2 u_\theta}{\partial r^2} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 u_\theta}{\partial \theta^2} + \frac{2}{r} \frac{\partial u_\theta}{\partial r} + \frac{\cot \theta}{r^2} \frac{\partial u_\theta}{\partial \theta} + \frac{2}{r^2} \frac{\partial u_r}{\partial \theta} - \frac{u_\theta}{r^2 \sin^2 \theta} \right)$$
(8-47)

$$\frac{\partial u_r}{\partial r} + \frac{2u_r}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial u_\theta}{\partial \theta} + \frac{u_\theta \cot \theta}{r} = 0$$

边界条件:

在球面上
$$r=r_0, u_r=u_\theta=0$$

无穷远处
$$r \to \infty, u_r = U_\infty cos\theta, u_\theta = -U_\infty sin\theta$$

方程的求解方法详见教材285页,我们可以得到如下形式的解:

$$u_{r} = U_{\infty} \cos \theta \left(1 - \frac{3r_{0}}{2r} + \frac{r_{0}^{3}}{2r^{3}} \right)$$

$$u_{\theta} = -U_{\infty} \sin \theta \left(1 - \frac{3r_{0}}{4r} - \frac{r_{0}^{3}}{4r^{3}} \right)$$

$$p(r, \theta) = p_{0} - \frac{3\mu U_{\infty} r_{0} \cos \theta}{2r^{2}}$$
(8-49m)

小球表面的速度分布为:

$$u_r = u_\theta = 0$$
 $\frac{\partial u_r}{\partial r} = \frac{\partial u_r}{\partial r} = 0$

根据公式(4-87)(4-88), 正应力 p_{rr} 与切应力 $\tau_{r\theta}$ 公式为:

$$p_{rr} = -p + 2\mu \frac{\partial u_r}{\partial r}$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

$$\tau_{r\theta} = \mu \left(\frac{\partial u_r}{\partial \theta} + \frac{\partial u_{\theta}}{\partial r} - \frac{u_{\theta}}{r} \right)$$

在球面取微分面积:

 $dA = 2\pi r_0 \sin \theta r_0 d\theta$

正应力作用在圆球上的合力在x方向的分量为:

$$P_{x} = \int_{A} (\tau_{r\theta}) r = r_{0} \cos \theta \, dA = \int_{0}^{\pi} \left(-p_{0} + \frac{3}{2} \mu U_{\infty} \frac{\cos \theta}{r_{0}} \right) \cos \theta \cdot 2\pi r_{0} \sin \theta \, r_{0} d\theta = 2\pi \mu r_{0} U_{\infty}$$

切应力作用在圆球上的合力在x方向的分量为:

$$F_{\chi} = -\int_{A} (\tau_{\theta rr}) r = r_0 \sin \theta \, dA = -\int_{0}^{\pi} \left(-\frac{3}{2} \mu U_{\infty} \frac{\sin \theta}{r_0} \right) \sin \theta \cdot 2\pi r_0 \sin \theta \, r_0 d\theta = 4\pi \mu r_0 U_{\infty}$$

圆球所受总阻力:

$$F_D = P_x + F_x = 6\pi\mu r_0 U_\infty = 3\pi\mu d_0 U_\infty$$
 (8-51)

流动阻力系数为:

$$C_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2}\rho U_{\infty}^2 A} = \frac{6\pi\mu r_0 U_{\infty}}{\frac{1}{2}\rho U_{\infty}^2 \pi r_0^2} = \frac{24}{\frac{U_{\infty} d}{v}} = \frac{24}{Re}$$
 (8-52)

式(8-51)就是圆球的斯托克斯阻力公式,由斯托克斯 1851年导出

当 Re <1时, (8-52)式与实验结果符合较好,

$$C_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2}\rho U_\infty^2} = \frac{6\pi\mu r_0 U_\infty}{\frac{1}{2}\rho U_\infty^2 \pi r_0^2} = \frac{24}{\frac{U_\infty d}{v}} = \frac{24}{Re}$$
 (8-52)

当Re>1 奥森解更加接近实验结果

$$C_D = \frac{24}{Re} \left(1 + \frac{3}{16} Re \right) \tag{8-53d}$$

当 1 < Re < 1000时,怀特通过实验得到的阻力系数经验公式为:

$$C_D = \frac{24}{Re} + \frac{6}{\sqrt{Re}} + 0.4$$

颗粒在静止流体中的自由沉降问题:

圆球在流体中以等速度自由沉降:浮力 F_B 、阻力 F_D 和重力W达到平衡:

$$W = F_D + F_B$$

此时圆球速度为自由沉降速度 U_f ,则有:

$$F_B = \frac{1}{6}\pi d^3 \rho g$$
 $W = \frac{1}{6}\pi d^3 \rho_s g$ $F_D = C_D \cdot \frac{1}{4}\pi d^2 \cdot \frac{1}{2}\rho U_f^2$

$$\frac{1}{6}\pi d^3 \rho_s g = \frac{1}{6}\pi d^3 \rho g + C_D \cdot \frac{1}{4}\pi d^2 \cdot \frac{1}{2}\rho U_f^2$$

$$U_f = \sqrt{\frac{4gd(\rho_S - \rho)}{3C_D\rho}}$$
 (8-55)

$$U_f = \sqrt{\frac{4gd(\rho_s - \rho)}{3C_D\rho}}$$
 (8-55)

当Re≤1时

采用拖曳力系数
$$C_D = \frac{24}{Re} \implies U_f = \frac{1}{18} \frac{g}{\nu} \frac{\rho_s - \rho}{\rho} d^2$$
 (8-56)

当
$$1 \le Re \le 10^3$$
 时

$$\mathbb{RH} C_D = \frac{24}{Re} + \frac{6}{\sqrt{Re}} + 0.4 \quad \Longrightarrow \quad 0.4 U_f^2 + 6 \sqrt{\frac{\nu U_f^3}{d} + \frac{24\nu}{d} U_f} - \frac{4}{3} g d \frac{\rho_s - \rho}{\rho} = 0 \quad (8-57b)$$

$$\mathbf{10}^3 \le Re \le 2 \times 10^5$$
 时

来用
$$C_D = 0.48$$

$$U_f = \sqrt{2.8gd \frac{\rho_s - \rho}{\rho}}$$
 (8-58)

SEU

8.5 黏性流体绕流物体的阻力

物体的阻力:

1.摩擦阻力 — 由粘性直接作用的结果

流体绕过物体流动所引起的切向应力造成的阻力

特点: (i) 分离点之前

(ii) 层流 + 湍流

1.压差阻力 — 由粘性间接作用的结果

流体绕过物体流动所引起的压强差造成的阻力

特点: 与物体的形状有关

--物体的阻力系数 $C_D = f(Re)$ 通过实验获得

8.5 黏性流体绕流物体的阻力

物体阻力的减小办法

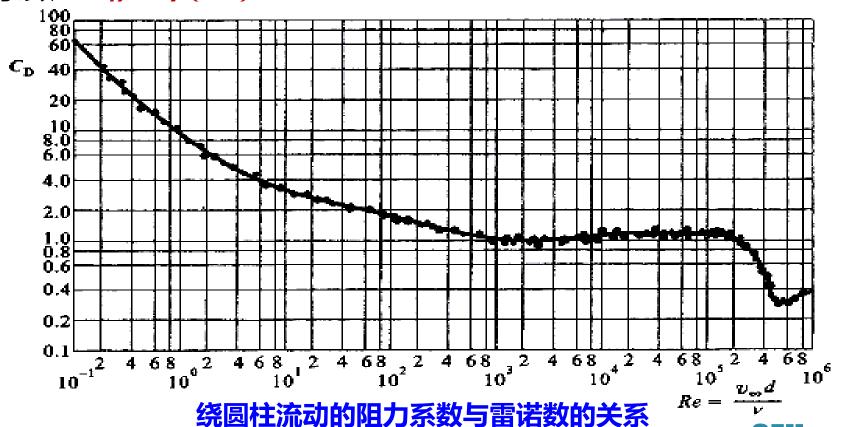
- 减小摩擦阻力:可以使层流边界层尽可能的长,即层紊流转变点尽可能向后推移,计算合理的最小压力点的位置。在航空工业上采用一种"层流型"的翼型,便是将最小压力点向后移动来减阻,并要求翼型表面的光滑程度。
- 减小压差阻力:使用翼型使得后面的"尾涡区"尽可能小。也就是使 边界层的分离点尽可能向后推移。例如采用流线性物体就可以达到这 样的目的。
- 工程上习惯用无因次的阻力系数 C_D 来代替阻力 F_D

$$C_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2}\rho U_\infty^2 A}$$

8.5 黏性流体绕流物体的阻力

物体阻力的大小与雷诺数的关系

- 按相似定律可知,对于不同的不可压缩流体中的几何相似的物体,如果雷诺数相同,则它们的阻力系数也相同
- 在不可压缩粘性流体中,对于与来流方向具有相同方位角的几何相似体, 其阻力系数: $C_D = f(Re)$



本章作业

- 8-3
- 8-7
- 8-8
- 8-12

非常重要,一定要做,不用上交

Thanks!

感谢关注 敬请指导