

### 1.3 Unsymmetrisches, angestelltes Parabelbogenzweieck.

Gegeben sei ein dünnes Profil mit den Koordinatenfunktionen  $y_o(x) = 16\tau x(1-x)/3$  und  $y_u(x) = -8\tau x(1-x)/3$  für die Ober- und Unterseite, der Dickenparameter  $\tau$  sei  $\ll 1$ . Das Profil wird mit der Geschwindigkeit  $\vec{v}_\infty$  unter dem Winkel  $\varepsilon \ll 1$  angeströmt.

Gesucht sind die Geschwindigkeitsstörungen und der Druckbeiwert  $c_p$  an der Profilober- und -unterseite, sowie der Auftriebsbeiwert  $c_A$ .

*Hinweise:*

$$\oint_0^1 \sqrt{\frac{\xi}{1-\xi}} d\xi = \frac{\pi}{2} \qquad \oint_0^1 \xi \sqrt{\frac{\xi}{1-\xi}} d\xi = \frac{3\pi}{8}$$

$$\int_0^1 \sqrt{x(1-x)} dx = \frac{\pi}{8} \qquad \int_0^1 \sqrt{\frac{1-x}{x}} dx = \frac{\pi}{2}$$

$$\oint_0^1 \frac{\sqrt{\xi(1-\xi)}}{\xi-x} d\xi = -\frac{\pi}{2} (2x-1)$$

$$\oint_0^1 \frac{\xi \sqrt{\xi(1-\xi)}}{\xi-x} d\xi = -\frac{3\pi}{8} \left[ 1 - 4(1-x) + \frac{8}{3}(1-x)^2 \right]$$

#### 1.3.1 Geschwindigkeitsstörung an der Profiloberfläche

**Geschwindigkeitsstörung in y-Richtung:**

Für  $0 \leq x \leq 1$  gilt:

$$\frac{v}{u_\infty}(x, 0^\pm) = \tau [\pm h'_d + h'_w] = \begin{cases} \frac{16}{3}\tau(1-2x) & \dots \text{ Oberseite} \\ -\frac{8}{3}\tau(1-2x) & \dots \text{ Unterseite} \end{cases}$$

**Geschwindigkeitsstörung in x-Richtung:**

Dickeneffekt:

$$\begin{aligned} \varphi_{1d,x}(x, 0^\pm) &= \frac{4}{\pi} \oint_0^1 \frac{1-2\xi}{x-\xi} d\xi \\ &= \frac{4}{\pi} \oint_0^1 \frac{1-2x+2x-2\xi}{x-\xi} d\xi \\ &= \frac{4}{\pi} \lim_{\varepsilon \rightarrow 0} [((2x-1) \ln |x-\xi| + 2\xi) \Big|_0^{x-\varepsilon} + ((2x-1) \ln |x-\xi| + 2\xi) \Big|_{x+\varepsilon}^1] \end{aligned}$$

$$= \frac{4}{\pi} \left[ 2 + (2x - 1) \ln \left| \frac{x-1}{x} \right| \right]$$

Anstelleffekt:

$$\varphi_{2,x}(x, 0^\pm) = \pm \sqrt{\frac{1-x}{x}}$$

Wölbeffekt:

$$\begin{aligned} \varphi_{1w,x}(x, 0^\pm) &= \mp \frac{4}{3\pi\sqrt{x(1-x)}} \left[ \underbrace{\int_0^1 \sqrt{\frac{\xi}{1-\xi}} (1-2\xi) d\xi}_{\substack{\frac{\pi}{2} - 2 \cdot \frac{3\pi}{8} \\ = -\frac{\pi}{4}}} \right. \\ &\quad \left. + \underbrace{\int_0^1 \frac{\sqrt{\xi(1-\xi)}}{\xi-x} (1-2\xi) d\xi}_{\substack{-\frac{\pi}{2}(2x-1) - 2 \cdot \left(-\frac{3\pi}{8}\right) [1-4(1-x) + \frac{8}{3}(1-x)^2] \\ = -\frac{7\pi}{4} + 2\pi x + 2\pi(1-x)^2}} \right] \\ &= \mp \frac{4}{3\pi\sqrt{x(1-x)}} \underbrace{[-2\pi + 2\pi x + 2\pi - 4\pi x + 2\pi x^2]}_{\substack{-2\pi x + 2\pi x^2 \\ = 2\pi x(x-1)}} \\ &= \pm \frac{8}{3} \sqrt{x(1-x)} \end{aligned}$$

Die Geschwindigkeitsstörung an der Profilloberseite in x-Richtung ergibt sich nun aus der Summe aller drei Effekte:

$$\frac{u - u_\infty}{u_\infty}(x, 0^\pm) = \frac{4\tau}{\pi} \left( 2 + (2x - 1) \ln \left| \frac{x-1}{x} \right| \right) \pm \frac{8\tau}{3} \sqrt{x(1-x)} \pm \varepsilon \sqrt{\frac{1-x}{x}}$$

### 1.3.2 Druckbeiwert $c_p$ an der Profilloberfläche

Für dünne Profile mit schwacher Anstellung, d.h.  $\tau \ll 1$  und  $\varepsilon \ll 1$  gilt:

$$c_p(x, 0^\pm) = -2 \frac{u - u_\infty}{u_\infty}(x, 0^\pm)$$

### 1.3.3 Auftriebsbeiwert $c_A$

$$\begin{aligned} c_A &= - \int_0^1 (c_{po} - c_{pu}) dx = 4 \int_0^1 \left( \frac{8\tau}{3} \sqrt{x(1-x)} + \varepsilon \sqrt{\frac{1-x}{x}} \right) dx \\ &= \dots = \frac{4\pi\tau}{3} + 2\pi\varepsilon \end{aligned}$$