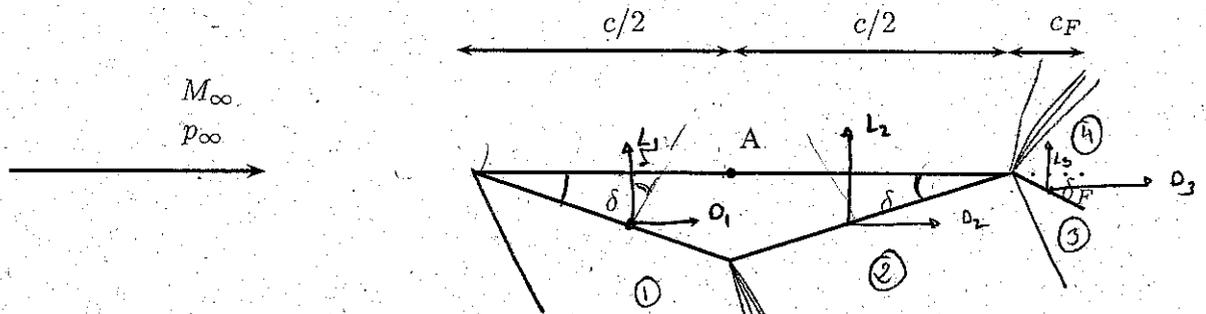


El perfil de la figura está sometido a una corriente incidente con Mach  $M_\infty = 2$  y presión  $p_\infty$ . El perfil tiene una cuerda  $c$  y un ángulo  $\delta = 10^\circ$  y tiene adosado un flap con una cuerda  $c_F$  y un ángulo de deflexión  $\delta_F = 15^\circ$ .

1. Suponiendo un gas ideal  $\gamma = 1.4$ , calcule los números de Mach y las presiones (referidas a la presión incidente  $p_\infty$ ) en cada región del campo fluido y alrededor del flap.
2. Determine las fuerzas de sustentación y resistencia y el momento de fuerzas respecto al punto A como función de  $c_F/c$ .
3. Obtenga la relación  $c_F/c$  para que el momento calculado antes sea nulo.



1.) onda choque oblicua

$$M_1 = 2 \Rightarrow \frac{P_1}{P_0} = 1.702$$

$$\theta = 10 \Rightarrow M_1 = 1.64$$

expansion Prandtl-Meyer:

$$\theta = \nu \cdot \delta = 20 \Rightarrow \nu(M_2) = 36.3$$

$$\nu(M_1) = 16.3$$

Expansion P-1:  $M_4 = 2.60$   
 $P_4/P_0 = 0.39$

$$M_2 = 2.37$$

$$\frac{P_2}{P_0} = \frac{P_2}{P_1} \cdot \frac{P_1}{P_0} = 0.56$$

onda choque oblicua:  $M_2 = 2.37$

$$\theta = 10 + 15 = 25 \Rightarrow M_3 = 1.28$$

$$\Rightarrow \frac{P_3}{P_0} = \frac{P_3}{P_2} \cdot \frac{P_2}{P_0} = 2.20$$

$$\frac{P_3}{P_2} = 4$$

2.)

$$L_1 = (P_1 - P_0) \cdot \frac{c}{2} \Rightarrow \frac{L_1}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_1}{P_0} - 1\right) \cdot \frac{1}{2} = 0.35$$

$$L_2 = (P_2 - P_0) \cdot \frac{c}{2} \Rightarrow \frac{L_2}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_2}{P_0} - 1\right) \cdot \frac{1}{2} = 0.14$$

$$L_3 = (P_3 - P_1) \cdot c_F \Rightarrow \frac{L_3}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_3}{P_0} - \frac{P_1}{P_0}\right) \cdot \frac{c_F}{c} = 1.81 \frac{c_F}{c}$$

$$\frac{D_1}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_1}{P_0} - 1\right) \cdot \frac{1}{2} \tan \delta = 0.0625$$

$$\frac{D_2}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_2}{P_0} - 1\right) \cdot \frac{1}{2} \tan \delta = -0.03$$

$$\frac{D_3}{P_0 \cdot c} = \left(\frac{P_3}{P_0} - \frac{P_1}{P_0}\right) \cdot \frac{c_F}{c} \tan \delta_F = 0.48$$

3.)

$$M_A = L_1 \cdot \frac{c}{4} - L_2 \cdot \frac{c}{4} - L_3 \cdot \left(\frac{c}{2} + \frac{c_F}{2}\right) - D_1 \cdot \frac{c}{4} \tan \delta - D_2 \cdot \frac{c}{4} \tan \delta - D_3 \cdot \frac{c_F}{2} \tan \delta = 0$$

$$\left(\frac{c_F}{c}\right)^2 + 0.933 \cdot \frac{c_F}{c} - 0.145 = 0$$

$$\frac{c_F}{c} = 0.136$$