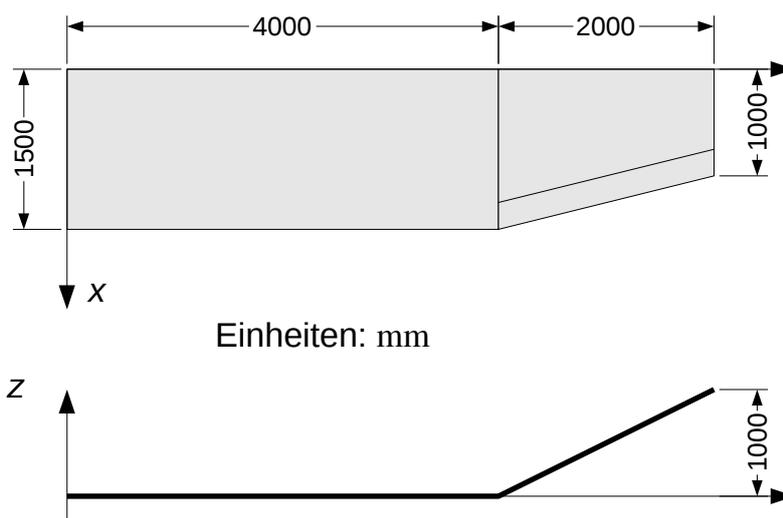


## 4.2 Flügel endlicher Länge

### Knickflügel

#### Daten

#### Geometrie



Profil: NACA 43012  
Klappentiefenverhältnis: 20 %

#### Konfigurationen

1. Anstellwinkel  $\alpha = 0^\circ$ , Querruderausschlag  $\eta = 0^\circ$
2. Anstellwinkel  $\alpha = 2^\circ$ , Querruderausschlag  $\eta = 0^\circ$
3. Anstellwinkel  $\alpha = 2^\circ$ , Querruderausschlag  $\eta = 5^\circ$

Fluggeschwindigkeit: 40 m/s

Luftdichte: 1,21 kg/m<sup>3</sup>

#### **Aufgaben**

1. Berechnung der Druckverteilung
2. Berechnung von Auftriebs- und Momentenbeiwert
3. Berechnung des Auftriebsanstiegs  $dc_L/d\alpha$