

Name 1

Name 2

8

Tragflügel

Platz Nr

1. Anströmgeschwindigkeit v

Druckdifferenz am Prandtlrohr

$$\Delta p =$$

Dichte der Luft

$$\rho = 1,2 \text{ kgm}^{-3}$$

Anströmgeschwindigkeit

$$v_{\infty} =$$

2. Druckverteilung längs des Profils

A' = Auftrieb pro Längeneinheit

Γ = Zirkulation

α = Anstellwinkel

p_k = Druck im Punkt k in Pa

$k \backslash \alpha$	0°	10°
1		
2		
3		

$k \backslash \alpha$	0°	10°
4		
5		
6		

$k \backslash \alpha$	0°	10°
7		
8		
9		

α	0°	10°
$A' =$		
$\Gamma =$		

(Unsicherheit von A' : siehe Fussnote)

Grafische Darstellung: $p=f(s')$

3. Auftrieb A und Widerstand W des Tragflügels

α	A	W_{exp}	$W_{\text{ind theor}}$
-9°			
-6°			
-3°			
0°			

α	A	W_{exp}	$W_{\text{ind theor}}$
3°			
6°			
9°			
12°			

Grafische Darstellung: $A=f(W)$

4. Widerstände verschiedener Körper

Hauptspannt $F =$

Körper	W	c_w

