



[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)



[unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

## Aerodynamisches Design Formeln

Rechner!

Beispiele!

Konvertierungen!

Lesezeichen [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com), [unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

Größte Abdeckung von Rechnern und wächst - **30.000+ Rechner!**

Rechnen Sie mit einer anderen Einheit für jede Variable - **Eingebaute Einheitenumrechnung!**

Größte Sammlung von Maßen und Einheiten - **250+ Messungen!**

Fühlen Sie sich frei, dieses Dokument mit Ihren Freunden zu TEILEN!

*[Bitte hinterlassen Sie hier Ihr Rückkoppelung...](#)*



© [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com). A [softusvista inc.](#) venture!



## Liste von 13 Aerodynamisches Design Formeln

### Aerodynamisches Design ↗

#### 1) Äquivalenter Parasitenwiderstandsbereich ↗

$$\text{fx } A = \Phi_f \cdot \mu_f \cdot S_{\text{wet}}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 10.96548 \text{m}^2 = 1.499 \cdot 0.72 \cdot 10.16 \text{m}^2$$

#### 2) Benetzter Bereich bei flacher Plattenfläche ↗

$$\text{fx } S_{\text{wet}} = \frac{A}{\Phi_f \cdot \mu_f}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 10.16418 \text{m}^2 = \frac{10.97 \text{m}^2}{1.499 \cdot 0.72}$$

#### 3) Benetzter Bereich bei gegebenem Seitenverhältnis ↗

$$\text{fx } S_{\text{wet}} = \frac{b_w^2}{AR_w}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 10.16016 \text{m}^2 = \frac{(15.3 \text{m})^2}{23.04}$$

#### 4) Bruttogewicht bei gegebenem Luftwiderstand ↗

$$\text{fx } W_0 = F_D \cdot \left( \frac{C_L}{C_D} \right)$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 58.66667 \text{kg} = 80 \text{N} \cdot \left( \frac{1.1}{1.5} \right)$$

#### 5) Formfaktor bei gegebener flacher Plattenfläche ↗

$$\text{fx } \Phi_f = \frac{A}{\mu_f \cdot S_{\text{wet}}}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 1.499617 = \frac{10.97 \text{m}^2}{0.72 \cdot 10.16 \text{m}^2}$$



## 6) Hautreibungskoeffizient bei gegebener flacher Plattenfläche ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } \mu_f = \frac{A}{\Phi_f \cdot S_{\text{wet}}}$$

$$\text{ex } 0.720296 = \frac{10.97 \text{m}^2}{1.499 \cdot 10.16 \text{m}^2}$$

## 7) Schub-Gewichts-Verhältnis bei minimalem Widerstandskoeffizienten ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } TW = \left( \frac{C_{D\min}}{W_S} + k \cdot \left( \frac{n}{q} \right)^2 \cdot W_S \right) \cdot q$$

$$\text{ex } 0.641 = \left( \frac{1.3}{5 \text{Pa}} + 0.04 \cdot \left( \frac{1.10}{2 \text{Pa}} \right)^2 \cdot 5 \text{Pa} \right) \cdot 2 \text{Pa}$$

## 8) Seitenverhältnis des Flügels ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } AR_w = \frac{b_w^2}{S_{\text{wet}}}$$

$$\text{ex } 23.04035 = \frac{(15.3 \text{m})^2}{10.16 \text{m}^2}$$

## 9) Spanne bei gegebenem induziertem Widerstand ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } b_w = \frac{F_L}{\sqrt{\pi \cdot D_i \cdot q}}$$

$$\text{ex } 15.0786 \text{m} = \frac{110 \text{N}}{\sqrt{\pi \cdot 8.47 \text{N} \cdot 2 \text{Pa}}}$$

## 10) Spanne gegebenes Seitenverhältnis ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } b_w = \sqrt{AR_w \cdot S_{\text{wet}}}$$

$$\text{ex } 15.29988 \text{m} = \sqrt{23.04 \cdot 10.16 \text{m}^2}$$

## 11) Spitzengeschwindigkeitsverhältnis mit Klingenummer ↗

[Rechner öffnen](#)

$$\text{fx } \lambda = \frac{4 \cdot \pi}{N}$$

$$\text{ex } 1.142397 = \frac{4 \cdot \pi}{11}$$



12) Tragflächendicke für 4-stellige Serien [Rechner öffnen](#)**fx**

$$y_t = \frac{t \cdot (0.2969 \cdot x^{0.5} - 0.1260 \cdot x - 0.3516 \cdot x^2 + 0.2843 \cdot x^3 - 0.1015 \cdot x^4)}{0.2}$$

**ex**

$$0.066175m = \frac{0.15m \cdot (0.2969 \cdot (0.5)^{0.5} - 0.1260 \cdot 0.5 - 0.3516 \cdot (0.5)^2 + 0.2843 \cdot (0.5)^3 - 0.1015 \cdot (0.5)^4)}{0.2}$$

13) Verjüngungsverhältnis des Schaufelblatts [Rechner öffnen](#)**fx**

$$\Lambda = \frac{C_{tip}}{C_{root}}$$

$$ex \quad 0.428571 = \frac{3m}{7m}$$



## Verwendete Variablen

- $A$  Flache Plattenfläche (*Quadratmeter*)
- $AR_w$  Seitenverhältnis in der Lateralebene
- $b_w$  Laterale Ebenenspanne (*Meter*)
- $C_D$  Widerstandskoeffizient
- $C_{D\min}$  Minimaler Widerstandskoeffizient
- $C_L$  Auftriebskoeffizient
- $C_{root}$  Länge des Grundakkords (*Meter*)
- $C_{tip}$  Tipp Akkordlänge (*Meter*)
- $D_i$  Induzierter Widerstand (*Newton*)
- $F_D$  Zugkraft (*Newton*)
- $F_L$  Auftriebskraft (*Newton*)
- $k$  Auftriebsinduzierte Widerstandskonstante
- $n$  Ladefaktor
- $N$  Anzahl der Klingen
- $q$  Dynamischer Druck (*Pascal*)
- $S_{wet}$  Nassbereich von Flugzeugen (*Quadratmeter*)
- $t$  Maximale Dicke (*Meter*)
- $TW$  Schub-Gewichts-Verhältnis
- $W_0$  Bruttogewicht (*Kilogramm*)
- $W_S$  Flügelbelastung (*Pascal*)
- $x$  Position entlang der Sehne
- $y_t$  Halbe Dicke (*Meter*)
- $\lambda$  Spitzengeschwindigkeitsverhältnis
- $\Lambda$  Kegelverhältnis
- $\mu_f$  Hautreibungskoeffizient
- $\Phi_f$  Formfaktor Drag



## Konstanten, Funktionen, verwendete Messungen

- **Konstante:** pi, 3.14159265358979323846264338327950288  
Archimedes-Konstante
- **Funktion:** sqrt, sqrt(Number)  
*Eine Quadratwurzelfunktion ist eine Funktion, die eine nicht negative Zahl als Eingabe verwendet und die Quadratwurzel der gegebenen Eingabezahl zurückgibt.*
- **Messung:** Länge in Meter (m)  
Länge Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** Gewicht in Kilogramm (kg)  
Gewicht Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** Bereich in Quadratmeter (m<sup>2</sup>)  
Bereich Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** Druck in Pascal (Pa)  
Druck Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** Macht in Newton (N)  
Macht Einheitenumrechnung ↗



## Überprüfen Sie andere Formellisten

- Aerodynamisches Design Formeln 

Fühlen Sie sich frei, dieses Dokument mit Ihren Freunden zu TEILEN!

### PDF Verfügbar in

[English](#) [Spanish](#) [French](#) [German](#) [Russian](#) [Italian](#) [Portuguese](#) [Polish](#) [Dutch](#)

5/9/2024 | 9:54:49 AM UTC

*Bitte hinterlassen Sie hier Ihr Rückkoppelung...*

