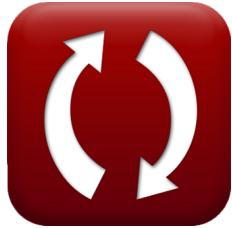




calculatoratoz.com



unitsconverters.com

Grundlagen der reibungsfreien und inkompressiblen Strömung Formeln

Rechner!

Beispiele!

Konvertierungen!

Lesezeichen calculatoratoz.com, 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. A [softusvista inc.](#) venture!



Liste von 16 Grundlagen der reibungsfreien und inkompressiblen Strömung Formeln

Grundlagen der reibungsfreien und inkompressiblen Strömung ↗

Aerodynamische Messungen und Windkanaltests ↗

1) Druckdifferenz im Windkanal mit Testgeschwindigkeit ↗

fx $\delta P = 0.5 \cdot \rho_{\text{air}} \cdot V_2^2 \cdot \left(1 - \frac{1}{A_{\text{lift}}^2} \right)$

Rechner öffnen ↗

ex $0.208813 \text{ Pa} = 0.5 \cdot 1.225 \text{ kg/m}^3 \cdot (0.664 \text{ m/s})^2 \cdot \left(1 - \frac{1}{(2.1)^2} \right)$

2) Druckunterschied im Windkanal mittels Manometer ↗

fx $\delta P = w \cdot \Delta h$

Rechner öffnen ↗

ex $0.2 \text{ Pa} = 2 \text{ N/m}^3 \cdot 0.1 \text{ m}$

3) Dynamischer Druck in inkompressiblem Fluss ↗

fx $q_1 = P_0 - P_{1 \text{ static}}$

Rechner öffnen ↗

ex $50 \text{ Pa} = 61710 \text{ Pa} - 61660 \text{ Pa}$



4) Fluggeschwindigkeitsmessung durch Venturi

fx $V_1 = \sqrt{\frac{2 \cdot (P_1 - P_2)}{\rho_0 \cdot (A_{\text{lift}}^2 - 1)}}$

[Rechner öffnen](#)

ex $0.315672 \text{ m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot (9800 \text{ Pa} - 9630.609 \text{ Pa})}{997 \text{ kg/m}^3 \cdot ((2.1)^2 - 1)}}$

5) Fluggeschwindigkeitsmessung mittels Staurohr

fx $V_1 = \sqrt{\frac{2 \cdot (P_0 - P_{1 \text{ static}})}{\rho_0}}$

[Rechner öffnen](#)

ex $0.316703 \text{ m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot (61710 \text{ Pa} - 61660 \text{ Pa})}{997 \text{ kg/m}^3}}$

6) Gesamtdruck im inkompressiblen Fluss

fx $P_0 = P_{1 \text{ static}} + q_1$

[Rechner öffnen](#)

ex $61710 \text{ Pa} = 61660 \text{ Pa} + 50 \text{ Pa}$

7) Geschwindigkeit des Windkanal-Testabschnitts

fx $V_2 = \sqrt{\frac{2 \cdot (P_1 - P_2)}{\rho_0 \cdot \left(1 - \frac{1}{A_{\text{lift}}^2}\right)}}$

[Rechner öffnen](#)

ex $0.66291 \text{ m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot (9800 \text{ Pa} - 9630.609 \text{ Pa})}{997 \text{ kg/m}^3 \cdot \left(1 - \frac{1}{(2.1)^2}\right)}}$



8) Höhenunterschied der manometrischen Flüssigkeit bei gegebenem Druckunterschied ↗

fx $\Delta h = \frac{\delta P}{w}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $0.1044\text{m} = \frac{0.2088\text{Pa}}{2\text{N/m}^3}$

9) Oberflächendruck auf den Körper mithilfe des Druckkoeffizienten ↗

fx $P = p_\infty + q_\infty \cdot C_p$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $61646\text{Pa} = 29900\text{Pa} + 39000\text{Pa} \cdot 0.814$

10) Testabschnittsgeschwindigkeit nach manometrischer Höhe für Windkanal ↗

fx $V_T = \sqrt{\frac{2 \cdot w \cdot \Delta h}{\rho_0 \cdot \left(1 - \frac{1}{A_{lift}^2}\right)}}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $0.022778\text{m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot 2\text{N/m}^3 \cdot 0.1\text{m}}{997\text{kg/m}^3 \cdot \left(1 - \frac{1}{(2.1)^2}\right)}}$

Bernoullis Gleichungs- und Druckkonzepte ↗

11) Druck am stromabwärts gelegenen Punkt nach Bernoulli-Gleichung ↗

fx $P_2 = P_1 + 0.5 \cdot \rho_0 \cdot (V_1^2 - V_2^2)$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $9630.212\text{Pa} = 9800\text{Pa} + 0.5 \cdot 997\text{kg/m}^3 \cdot \left((0.3167\text{m/s})^2 - (0.664\text{m/s})^2\right)$



12) Druck am stromaufwärts gelegenen Punkt nach Bernoulli-Gleichung 

fx $P_1 = P_2 - 0.5 \cdot \rho_0 \cdot (V_1^2 - V_2^2)$

Rechner öffnen **ex**

$$9800.397 \text{ Pa} = 9630.609 \text{ Pa} - 0.5 \cdot 997 \text{ kg/m}^3 \cdot ((0.3167 \text{ m/s})^2 - (0.664 \text{ m/s})^2)$$

13) Druckkoeffizient 

fx $C_p = \frac{P - p_\infty}{q_\infty}$

Rechner öffnen 

ex $0.814615 = \frac{61670 \text{ Pa} - 29900 \text{ Pa}}{39000 \text{ Pa}}$

14) Druckkoeffizient unter Verwendung des Geschwindigkeitsverhältnisses 

fx $C_p = 1 - \left(\frac{V}{u_\infty} \right)^2$

Rechner öffnen 

ex $0.817438 = 1 - \left(\frac{47 \text{ m/s}}{110 \text{ m/s}} \right)^2$

15) Geschwindigkeit am Punkt des Tragflächenprofils für gegebenen Druckkoeffizienten und freie Strömungsgeschwindigkeit 

fx $V = \sqrt{u_\infty^2 \cdot (1 - C_p)}$

Rechner öffnen 

ex $47.44049 \text{ m/s} = \sqrt{(110 \text{ m/s})^2 \cdot (1 - 0.814)}$



16) Statischer Druck in inkompressibler Strömung 

fx $P_{1 \text{ static}} = P_0 - q_1$

Rechner öffnen 

ex $61660 \text{ Pa} = 61710 \text{ Pa} - 50 \text{ Pa}$



Verwendete Variablen

- A_{lift} Kontraktionsverhältnis
- C_p Druckkoeffizient
- P Oberflächendruck am Punkt (Pascal)
- P_0 Gesamtdruck (Pascal)
- $P_1 \text{ static}$ Statischer Druck an Punkt 1 (Pascal)
- P_1 Druck an Punkt 1 (Pascal)
- P_2 Druck an Punkt 2 (Pascal)
- p_∞ Freestream-Druck (Pascal)
- q_1 Dynamischer Druck (Pascal)
- q_∞ Freestream-Dynamikdruck (Pascal)
- u_∞ Freestream-Geschwindigkeit (Meter pro Sekunde)
- V Geschwindigkeit an einem Punkt (Meter pro Sekunde)
- V_1 Geschwindigkeit am Punkt 1 (Meter pro Sekunde)
- V_2 Geschwindigkeit am Punkt 2 (Meter pro Sekunde)
- V_T Geschwindigkeit des Testabschnitts (Meter pro Sekunde)
- Δh Höhenunterschied der manometrischen Flüssigkeit (Meter)
- δP Druckunterschied (Pascal)
- ρ_0 Dichte (Kilogramm pro Kubikmeter)
- ρ_{air} Luftdichte (Kilogramm pro Kubikmeter)
- w Spezifisches Gewicht der manometrischen Flüssigkeit (Newton pro Kubikmeter)



Konstanten, Funktionen, verwendete Messungen

- **Funktion:** **sqrt**, sqrt(Number)
Square root function
- **Messung:** **Länge** in Meter (m)
Länge Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Druck** in Pascal (Pa)
Druck Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Geschwindigkeit** in Meter pro Sekunde (m/s)
Geschwindigkeit Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Dichte** in Kilogramm pro Kubikmeter (kg/m³)
Dichte Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Bestimmtes Gewicht** in Newton pro Kubikmeter (N/m³)
Bestimmtes Gewicht Einheitenumrechnung ↗



Überprüfen Sie andere Formellisten

- Grundlagen der reibungsfreien und inkompressiblen Strömung [Formeln](#) 

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

PDF Verfügbar in

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

1/1/2024 | 5:16:34 AM UTC

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

