



calculatoratoz.com



unitsconverters.com

Raketenantrieb 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 13 Raketenantrieb Formeln

Raketenantrieb ↗

1) Austrittsgeschwindigkeit bei gegebener Machzahl und Austrittstemperatur ↗

fx $C_j = M \cdot \sqrt{Y \cdot \frac{[R]}{M_{molar}} \cdot T_{exit}}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $118.0019 \text{ m/s} = 1.4 \cdot \sqrt{1.392758 \cdot \frac{[R]}{44.01 \text{ g/mol}} \cdot 27 \text{ K}}$

2) Austrittsgeschwindigkeit bei gegebener molarer spezifischer Wärmekapazität ↗

fx $C_j = \sqrt{2 \cdot T_t \cdot C_p \text{ molar} \cdot \left(1 - \left(\frac{P_{exit}}{P_c} \right)^{1-\frac{1}{Y}} \right)}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $207.4574 \text{ m/s} = \sqrt{2 \cdot 375 \text{ K} \cdot 122 \text{ J/K} \cdot \text{mol} \cdot \left(1 - \left(\frac{2.1 \text{ MPa}}{20 \text{ MPa}} \right)^{1-\frac{1}{1.392758}} \right)}$

3) Austrittsgeschwindigkeit bei gegebener Molmasse ↗

fx $C_j = \sqrt{\left(\frac{2 \cdot T_c \cdot [R] \cdot Y}{M_{molar}} / (Y - 1) \right) \cdot \left(1 - \left(\frac{P_{exit}}{P_c} \right)^{1-\frac{1}{Y}} \right)}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $93.93211 \text{ m/s} = \sqrt{\left(\frac{2 \cdot 14 \text{ K} \cdot [R] \cdot 1.392758}{44.01 \text{ g/mol}} / (1.392758 - 1) \right) \cdot \left(1 - \left(\frac{2.1 \text{ MPa}}{20 \text{ MPa}} \right)^{1-\frac{1}{1.392758}} \right)}$

4) Beschleunigung der Rakete ↗

fx $a = \frac{F}{m}$

[Rechner öffnen ↗](#)

ex $13.85474 \text{ m/s}^2 = \frac{7607 \text{ kN}}{549054 \text{ kg}}$



5) Erforderliche Leistung zur Erzeugung der Abgasstrahlgeschwindigkeit ↗

$$\text{fx } P = \frac{1}{2} \cdot m_a \cdot C_j^2$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 77.18752 \text{kW} = \frac{1}{2} \cdot 2.51 \text{kg/s} \cdot (248 \text{m/s})^2$$

6) Erforderliche Leistung zur Erzeugung der Abgasstrahlgeschwindigkeit bei gegebener Raketenmasse und Beschleunigung ↗

$$\text{fx } P = \frac{m \cdot a \cdot V_e}{2}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 456263.9 \text{kW} = \frac{549054 \text{kg} \cdot 13.85 \text{m/s}^2 \cdot 120 \text{m/s}}{2}$$

7) Komprimierbares Flächenverhältnis ↗

$$\text{fx } A_r = \left(\frac{Y+1}{2} \right)^{-\frac{Y+1}{2(Y-2)}} \cdot \frac{\left(1 + \frac{Y-1}{2} \cdot M^2 \right)^{\frac{Y+1}{2(Y-2)}}}{M}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 1.115458 = \left(\frac{1.392758+1}{2} \right)^{-\frac{1.392758+1}{2 \cdot 1.392758-2}} \cdot \frac{\left(1 + \frac{1.392758-1}{2} \cdot (1.4)^2 \right)^{\frac{1.392758+1}{2 \cdot 1.392758-2}}}{1.4}$$

8) Massenstrom durch den Motor ↗

$$\text{fx } m_a = M \cdot A \cdot P_t \cdot \sqrt{Y \cdot \frac{M_{\text{molar}}}{T_t \cdot [R]}} \cdot \left(1 + (Y-1) \cdot \frac{M^2}{2} \right)^{-\frac{Y+1}{2(Y-2)}}$$

[Rechner öffnen](#)

ex

$$460.4282 \text{kg/s} = 1.4 \cdot 50 \text{m}^2 \cdot 0.004 \text{MPa} \cdot \sqrt{1.392758 \cdot \frac{44.01 \text{g/mol}}{375 \text{K} \cdot [\text{R}]}} \cdot \left(1 + (1.392758 - 1) \cdot \frac{(1.4)^2}{2} \right)^{-\frac{1.392758+1}{2 \cdot 1.392758-2}}$$

9) Photonenantriebsschub ↗

$$\text{fx } F = 1000 \cdot \frac{P_e}{[c]}$$

[Rechner öffnen](#)

$$\text{ex } 0.004163 \text{kN} = 1000 \cdot \frac{1248 \text{kW}}{[\text{c}]}$$



10) Raketenaustrittsdruck [Rechner öffnen !\[\]\(dfbd6b3763a6d1d9afaa974f64e2e4b5_img.jpg\)](#)

fx $P_{\text{exit}} = P_c \cdot \left(\left(1 + \frac{Y-1}{2} \cdot M^2 \right)^{-\left(\frac{Y}{Y-1}\right)} \right)$

ex $6.302943 \text{ MPa} = 20 \text{ MPa} \cdot \left(\left(1 + \frac{1.392758 - 1}{2} \cdot (1.4)^2 \right)^{-\left(\frac{1.392758}{1.392758 - 1}\right)} \right)$

11) Raketenaustrittstemperatur [Rechner öffnen !\[\]\(ec9132f1d27c8919987d92907322654d_img.jpg\)](#)

fx $T_{\text{exit}} = T_c \cdot \left(1 + \frac{Y-1}{2} \cdot M^2 \right)^{-1}$

ex $10.10901 \text{ K} = 14 \text{ K} \cdot \left(1 + \frac{1.392758 - 1}{2} \cdot (1.4)^2 \right)^{-1}$

12) Schub bei gegebener Abgasgeschwindigkeit und Massendurchsatz [Rechner öffnen !\[\]\(758ebdf4629c903da74c2e079717ae32_img.jpg\)](#)

fx $F = m_a \cdot C_j$

ex $0.62248 \text{ kN} = 2.51 \text{ kg/s} \cdot 248 \text{ m/s}$

13) Schub bei gegebener Masse und Beschleunigung der Rakete [Rechner öffnen !\[\]\(248b91fcdac4810ffd15cf33fb6aec6f_img.jpg\)](#)

fx $F = m \cdot a$

ex $7604.398 \text{ kN} = 549054 \text{ kg} \cdot 13.85 \text{ m/s}^2$



Verwendete Variablen

- **a** Beschleunigung (Meter / Quadratsekunde)
- **A** Bereich (Quadratmeter)
- **A_r** Flächenverhältnis
- **C_j** Ausgangsgeschwindigkeit (Meter pro Sekunde)
- **C_{p molar}** Molare spezifische Wärmekapazität bei konstantem Druck (Joule pro Kelvin pro Mol)
- **F** Schub (Kilonewton)
- **m** Masse der Rakete (Kilogramm)
- **M** Machzahl
- **m_a** Massendurchsatz (Kilogramm / Sekunde)
- **M_{molar}** Molmasse (Gram pro Mol)
- **P** Strom erforderlich (Kilowatt)
- **P_c** Kammerdruck (Megapascal)
- **P_e** Leistung im Jet (Kilowatt)
- **P_{exit}** Ausgangsdruck (Megapascal)
- **P_t** Gesamtdruck (Megapascal)
- **T_c** Kammertemperatur (Kelvin)
- **T_{exit}** Ausgangstemperatur (Kelvin)
- **T_t** Gesamttemperatur (Kelvin)
- **V_e** Effektive Abgasgeschwindigkeit (Meter pro Sekunde)
- **Y** Spezifisches Wärmeverhältnis



Konstanten, Funktionen, verwendete Messungen

- **Konstante:** [c], 299792458.0 Meter/Second
Light speed in vacuum
- **Konstante:** [R], 8.31446261815324 Joule / Kelvin * Mole
Universal gas constant
- **Funktion:** sqrt, sqrt(Number)
Square root function
- **Messung:** **Gewicht** in Kilogramm (kg)
Gewicht Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Temperatur** in Kelvin (K)
Temperatur Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Bereich** in Quadratmeter (m²)
Bereich Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Druck** in Megapascal (MPa)
Druck Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Geschwindigkeit** in Meter pro Sekunde (m/s)
Geschwindigkeit Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Beschleunigung** in Meter / Quadratsekunde (m/s²)
Beschleunigung Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Leistung** in Kilowatt (kW)
Leistung Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Macht** in Kilonewton (kN)
Macht Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Massendurchsatz** in Kilogramm / Sekunde (kg/s)
Massendurchsatz Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Molmasse** in Gram pro Mol (g/mol)
Molmasse Einheitenumrechnung ↗
- **Messung:** **Molare spezifische Wärmekapazität bei konstantem Druck** in Joule pro Kelvin pro Mol (J/K*mol)
Molare spezifische Wärmekapazität bei konstantem Druck Einheitenumrechnung ↗



Überprüfen Sie andere Formellisten

- Raketenantrieb Formeln 
- Thermodynamik und maßgebliche Gleichungen Formeln 

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

PDF Verfügbar in

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

3/4/2024 | 5:07:16 AM UTC

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

