



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



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

## Raketaandrijving Formules

Rekenmachines!

Voorbeelden!

Conversies!

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

Breedste dekking van rekenmachines en groeiend - **30.000+ rekenmachines!**  
Bereken met een andere eenheid voor elke variabele - **In ingebouwde eenheidsconversie!**  
Grootste verzameling maten en eenheden - **250+ metingen!**

DEEL dit document gerust met je vrienden!

[Laat hier uw feedback achter...](#)



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



## Lijst van 13 Raketaandrijving Formules

### Raketaandrijving

#### 1) Benodigd vermogen om uitlaatstraalsnelheid te produceren

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

[Rekenmachine openen !\[\]\(a870788d6ed9b8fd294b7654a8c8526b\_img.jpg\)](#)

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

#### 2) Foton voortstuwingsstuwkracht

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

[Rekenmachine openen !\[\]\(c50c8b7b2cc2cf9ff925edec0ee94c0d\_img.jpg\)](#)

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

#### 3) Massastroomsnelheid door motor

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

[Rekenmachine openen !\[\]\(f60b7a900783ac3fd531bfd9c111be6d\_img.jpg\)](#)

**ex**

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

#### 4) Raketauitgangsdruk

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

[Rekenmachine openen !\[\]\(166772600a13ad0a433053f90fe45649\_img.jpg\)](#)

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



## 5) Raketauitgangstemperatuur ↗

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

[Rekenmachine openen ↗](#)

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

## 6) Samendrukbare oppervlakteverhouding ↗

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

[Rekenmachine openen ↗](#)

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

## 7) Stuwkracht gegeven massa en versnelling van raket ↗

$$\text{fx } F = m \cdot a$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

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

## 8) Stuwkracht gegeven uitlaatsnelheid en massadebiet ↗

$$\text{fx } F = m_a \cdot C_j$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

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

## 9) Uitgangssnelheid gegeven Mach-nummer en uitgangstemperatuur ↗

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

[Rekenmachine openen ↗](#)

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



10) Uitgangssnelheid gegeven molaire massa [Rekenmachine openen !\[\]\(dfbd6b3763a6d1d9afaa974f64e2e4b5\_img.jpg\)](#)

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

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

11) Uitgangssnelheid gegeven molaire specifieke warmtecapaciteit [Rekenmachine openen !\[\]\(ec9132f1d27c8919987d92907322654d\_img.jpg\)](#)

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

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

12) Vermogen dat nodig is om de snelheid van de uitlaatstraal te produceren, gegeven de massa van de raket en versnelling [Rekenmachine openen !\[\]\(758ebdf4629c903da74c2e079717ae32\_img.jpg\)](#)

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

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

13) Versnelling van raket [Rekenmachine openen !\[\]\(248b91fcdac4810ffd15cf33fb6aec6f\_img.jpg\)](#)

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

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



## Variabelen gebruikt

- **a** Versnelling (Meter/Plein Seconde)
- **A** Gebied (Plein Meter)
- **A<sub>r</sub>** Oppervlakteverhouding
- **C<sub>j</sub>** Uitgangssnelheid (Meter per seconde)
- **C<sub>p</sub> molar** Molaire specifieke warmtecapaciteit bij constante druk (Joule per Kelvin per mol)
- **F** Stoot (Kilonewton)
- **m** Massa van raket (Kilogram)
- **M** Mach-nummer
- **m<sub>a</sub>** Massastroomsnelheid (Kilogram/Seconde)
- **M<sub>molar</sub>** Molaire massa (Gram Per Mole)
- **P** Vermogen vereist (Kilowatt)
- **P<sub>c</sub>** Kamerdruk (Megapascal)
- **P<sub>e</sub>** Stroom in jet (Kilowatt)
- **P<sub>exit</sub>** Uitgangsdruk (Megapascal)
- **P<sub>t</sub>** Totale druk (Megapascal)
- **T<sub>c</sub>** Kamertemperatuur (Kelvin)
- **T<sub>exit</sub>** Uitgangstemperatuur (Kelvin)
- **T<sub>t</sub>** Totale temperatuur (Kelvin)
- **V<sub>e</sub>** Effectieve uitlaatsnelheid (Meter per seconde)
- **Y** Specifieke warmteverhouding



## Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Constante:** [c], 299792458.0 Meter/Second  
*Light speed in vacuum*
- **Constante:** [R], 8.31446261815324 Joule / Kelvin \* Mole  
*Universal gas constant*
- **Functie:** sqrt, sqrt(Number)  
*Square root function*
- **Meting:** **Gewicht** in Kilogram (kg)  
*Gewicht Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Temperatuur** in Kelvin (K)  
*Temperatuur Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Gebied** in Plein Meter ( $m^2$ )  
*Gebied Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Druk** in Megapascal (MPa)  
*Druk Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Snelheid** in Meter per seconde (m/s)  
*Snelheid Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Versnelling** in Meter/Plein Seconde ( $m/s^2$ )  
*Versnelling Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Stroom** in Kilowatt (kW)  
*Stroom Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Kracht** in Kilonewton (kN)  
*Kracht Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Massastroomsnelheid** in Kilogram/Seconde (kg/s)  
*Massastroomsnelheid Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Molaire massa** in Gram Per Mole (g/mol)  
*Molaire massa Eenheidsconversie* ↗
- **Meting:** **Molaire specifieke warmtecapaciteit bij constante druk** in Joule per Kelvin per mol (J/K\*mol)  
*Molaire specifieke warmtecapaciteit bij constante druk Eenheidsconversie* ↗



## Controleer andere formulelijsten

- Raketaandrijving Formules 
- Thermodynamica en bestuursvergelijkingen Formules 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

## PDF Beschikbaar in

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

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

[Laat hier uw feedback achter...](#)

