



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



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

# Grenslaagvergelijkingen voor hypersonische stroming

## 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...](#)



# Lijst van 20 Grenslaagvergelijkingen voor hypersonische stroming Formules

## Grenslaagvergelijkingen voor hypersonische stroming

### Dimensieloze hoeveelheden

1) Het getal van Nusselt met het getal van Reynolds, het getal van Stanton en het getal van Prandtl 

$$fx \quad N_u = Re \cdot St \cdot Pr$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 1400 = 5000 \cdot 0.4 \cdot 0.7$$

2) Prandtl-nummer met Reynolds-nummer, Nusselt-nummer en Stanton-nummer 

$$fx \quad Pr = \frac{N_u}{St \cdot Re}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 0.7 = \frac{1400}{0.4 \cdot 5000}$$



### 3) Reynoldsgetal voor het gegeven Nusseltgetal, Stantongetal en Prandtlgetal

$$\text{fx } Re = \frac{Nu}{St \cdot Pr}$$

Rekenmachine openen 

$$\text{ex } 5000 = \frac{1400}{0.4 \cdot 0.7}$$

### 4) Stantongetal met Reynoldsgetal, Nusselt's getal, Stantongetal en Prandtlgetal

$$\text{fx } St = \frac{Nu}{Re \cdot Pr}$$

Rekenmachine openen 

$$\text{ex } 0.4 = \frac{1400}{5000 \cdot 0.7}$$

## Hypersonische stroomparameters

### 5) Dynamische viscositeit rond de muur

$$\text{fx } \mu_{\text{viscosity}} = \mu_e \cdot \left( \frac{T_w}{T_{\text{static}}} \right)^n$$

Rekenmachine openen 

$$\text{ex } 11.16478P = 11.2P \cdot \left( \frac{15K}{350K} \right)^{0.001}$$



6) Huidwrijvingscoëfficiënt voor onsamendrukbare stroming 

$$fx \quad C_f = \frac{0.664}{\sqrt{Re}}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 0.00939 = \frac{0.664}{\sqrt{5000}}$$

7) Lokale huidwrijvingscoëfficiënt 

$$fx \quad C_f = \frac{2 \cdot \tau}{\rho_e \cdot u_e^2}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 0.001313 = \frac{2 \cdot 61Pa}{1200kg/m^3 \cdot (8.8m/s)^2}$$

8) Lokale schuifspanning op de muur 

$$fx \quad \tau = 0.5 \cdot C_f \cdot \rho_e \cdot \mu_e^2$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 0.9408Pa = 0.5 \cdot 0.00125 \cdot 1200kg/m^3 \cdot (11.2P)^2$$

9) Statische snelheidsvergelijking met behulp van huidwrijvingscoëfficiënt 

$$fx \quad u_e = \sqrt{\frac{2 \cdot \tau}{C_f \cdot \rho_e}}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 9.0185m/s = \sqrt{\frac{2 \cdot 61Pa}{0.00125 \cdot 1200kg/m^3}}$$



## 10) Statische viscositeitsrelatie met behulp van wandtemperatuur

Rekenmachine openen 

$$\text{fx } \mu_e = \frac{\mu_{\text{viscosity}}}{\left(\frac{T_w}{T_{\text{static}}}\right)^n}$$

$$\text{ex } 10.23218\text{P} = \frac{10.2\text{P}}{\left(\frac{15\text{K}}{350\text{K}}\right)^{0.001}}$$

## 11) Vergelijking van statische dichtheid met behulp van huidwrijvingscoëfficiënt

Rekenmachine openen 

$$\text{fx } \rho_e = \frac{2 \cdot \tau}{C_f \cdot u_e^2}$$

$$\text{ex } 1260.331\text{kg/m}^3 = \frac{2 \cdot 61\text{Pa}}{0.00125 \cdot (8.8\text{m/s})^2}$$

## Lokale warmteoverdracht voor hypersonische stroming

### 12) Adiabatische wandenthalpie met behulp van het Stanton-nummer

Rekenmachine openen 

$$\text{fx } h_{\text{aw}} = \frac{q_w}{\rho_e \cdot u_e \cdot \text{St}} + h_w$$

$$\text{ex } 102.0409\text{J/kg} = \frac{12000\text{W/m}^2}{1200\text{kg/m}^3 \cdot 8.8\text{m/s} \cdot 0.4} + 99.2\text{J/kg}$$



### 13) Berekening van de lokale warmteoverdrachtssnelheid met behulp van het Stanton-nummer

$$\text{fx } q_w = \text{St} \cdot \rho_e \cdot u_e \cdot (h_{\text{aw}} - h_w)$$

[Rekenmachine openen !\[\]\(9dfdaff1d86ba3c1f8353b4d1b61b8c5\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 11827.2\text{W/m}^2 = 0.4 \cdot 1200\text{kg/m}^3 \cdot 8.8\text{m/s} \cdot (102\text{J/kg} - 99.2\text{J/kg})$$

### 14) Enthalpie van Wall met behulp van Stanton-nummer

$$\text{fx } h_w = h_{\text{aw}} - \frac{q_w}{\rho_e \cdot u_e \cdot \text{St}}$$

[Rekenmachine openen !\[\]\(2b376d1a92330ab09dad2665d2f89bf5\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 99.15909\text{J/kg} = 102\text{J/kg} - \frac{12000\text{W/m}^2}{1200\text{kg/m}^3 \cdot 8.8\text{m/s} \cdot 0.4}$$

### 15) Lokale warmteoverdrachtssnelheid met behulp van het getal van Nusselt

$$\text{fx } q_w = \frac{N_u \cdot k \cdot (T_{\text{wall}} - T_w)}{x_d}$$

[Rekenmachine openen !\[\]\(c444627dab9fee9a1550c053ffaaaae2\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 16041.67\text{W/m}^2 = \frac{1400 \cdot 0.125\text{W/(m}^*\text{K)} \cdot (125\text{K} - 15\text{K})}{1.2\text{m}}$$

### 16) Nusseltnummer voor hypersonisch voertuig

$$\text{fx } N_u = \frac{q_w \cdot x_d}{k \cdot (T_{\text{wall}} - T_w)}$$

[Rekenmachine openen !\[\]\(06a315363e7801bba8c7489a6694af19\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 1047.273 = \frac{12000\text{W/m}^2 \cdot 1.2\text{m}}{0.125\text{W/(m}^*\text{K)} \cdot (125\text{K} - 15\text{K})}$$



17) Stantonnummer voor hypersonisch voertuig 

$$fx \quad St = \frac{q_w}{\rho_e \cdot u_e \cdot (h_{aw} - h_w)}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 0.405844 = \frac{12000W/m^2}{1200kg/m^3 \cdot 8.8m/s \cdot (102J/kg - 99.2J/kg)}$$

18) Statische dichtheidsvergelijking met behulp van het Stanton-nummer 

$$fx \quad \rho_e = \frac{q_w}{St \cdot u_e \cdot (h_{aw} - h_w)}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 1217.532kg/m^3 = \frac{12000W/m^2}{0.4 \cdot 8.8m/s \cdot (102J/kg - 99.2J/kg)}$$

19) Statische snelheid met behulp van Stanton-nummer 

$$fx \quad u_e = \frac{q_w}{St \cdot \rho_e \cdot (h_{aw} - h_w)}$$

Rekenmachine openen 

$$ex \quad 8.928571m/s = \frac{12000W/m^2}{0.4 \cdot 1200kg/m^3 \cdot (102J/kg - 99.2J/kg)}$$



## 20) Thermische geleidbaarheid aan de rand van de grenslaagvergelijking met behulp van het getal van Nusselt

$$\text{fx } k = \frac{q_w \cdot x_d}{N_u \cdot (T_{\text{wall}} - T_w)}$$

[Rekenmachine openen !\[\]\(71ceb62b681518c82e95d615e7265d66\_img.jpg\)](#)

$$\text{ex } 0.093506 \text{ W}/(\text{m} \cdot \text{K}) = \frac{12000 \text{ W}/\text{m}^2 \cdot 1.2 \text{ m}}{1400 \cdot (125 \text{ K} - 15 \text{ K})}$$



## Variabelen gebruikt

- $C_f$  Huidwrijvingscoëfficiënt
- $C_{f,l}$  Lokale huidwrijvingscoëfficiënt
- $h_{aw}$  Adiabatische wandenthalpie (*Joule per kilogram*)
- $h_w$  Wandenthalpie (*Joule per kilogram*)
- $k$  Warmtegeleiding (*Watt per meter per K*)
- $n$  Constante  $n$
- $N_u$  Nusselt-nummer
- $Pr$  Prandtl-nummer
- $q_w$  Lokale warmteoverdrachtssnelheid (*Watt per vierkante meter*)
- $Re$  Reynolds getal
- $St$  Stanton-nummer
- $T_{static}$  Statische temperatuur (*Kelvin*)
- $T_{wall}$  Adiabatische wandtemperatuur (*Kelvin*)
- $T_w$  Wandtemperatuur (*Kelvin*)
- $u_e$  Statische snelheid (*Meter per seconde*)
- $x_d$  Afstand van neuspunt tot vereiste basisdiameter (*Meter*)
- $\mu_{viscosity}$  Dynamische viscositeit (*poise*)
- $\mu_e$  Statische viscositeit (*poise*)
- $\rho_e$  Statische dichtheid (*Kilogram per kubieke meter*)
- $\tau$  Schuifspanning (*Pascal*)



## Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Functie:** **sqrt**, sqrt(Number)  
*Square root function*
- **Meting:** **Lengte** in Meter (m)  
*Lengte Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Temperatuur** in Kelvin (K)  
*Temperatuur Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Snelheid** in Meter per seconde (m/s)  
*Snelheid Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Warmtegeleiding** in Watt per meter per K (W/(m\*K))  
*Warmtegeleiding Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Warmtefluxdichtheid** in Watt per vierkante meter (W/m<sup>2</sup>)  
*Warmtefluxdichtheid Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Dynamische viscositeit** in poise (P)  
*Dynamische viscositeit Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Dikte** in Kilogram per kubieke meter (kg/m<sup>3</sup>)  
*Dikte Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Specifieke energie** in Joule per kilogram (J/kg)  
*Specifieke energie Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Spanning** in Pascal (Pa)  
*Spanning Eenheidsconversie* 



## Controleer andere formulelijsten

- **Geschatte methoden voor hypersonische, viskeuze stromingsvelden Formules** 
- **Basisaspecten, grenslaagresultaten en aerodynamische verwarming van stroperige stroming Formules** 
- **Blastwave-deeltheorie Formules** 
- **Grenslaagvergelijkingen voor hypersonische stroming Formules** 
- **Computationele vloeistofdynamische oplossingen Formules** 
- **Elementen van de kinetische theorie Formules** 
- **Exacte methoden voor hypersonische, onzichtbare stromingsvelden Formules** 
- **Hypersonisch equivalentieprincipe en**
- **blastgolftheorie Formules** 
- **Hypersonische vliegroutes Snelheid van hoogtekaart Formules** 
- **Hypersonische vergelijkingen voor kleine verstoringen Formules** 
- **Hypersonische viskeuze interacties Formules** 
- **Laminaire grenslaag op stagnatiepunt op bot lichaam Formules** 
- **Newtoniaanse stroom Formules** 
- **Schuine schokrelatie Formules** 
- **Space-Marching Finite Difference Method: aanvullende oplossingen van de Euler-vergelijkingen Formules** 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

PDF Beschikbaar in



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

11/28/2023 | 3:56:16 PM UTC

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

