



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



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

## Schuine schok- en expansiegolven 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 20 Schuine schok- en expansiegolven Formules

### Schuine schok- en expansiegolven ↗

#### Uitbreidingsgolven ↗

##### 1) Achterwaartse Mach-uitbreidingshoek ventilator ↗

**fx**  $\mu_2 = ar \sin\left(\frac{1}{M_{e2}}\right)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $9.594068^\circ = ar \sin\left(\frac{1}{6}\right)$

##### 2) Druk achter expansieventilator ↗

**fx**  $P_2 = P_1 \cdot \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e1}^2}{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e2}^2} \right)^{\frac{\gamma_e}{\gamma_e - 1}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $13.61063 \text{ Pa} = 40 \text{ Pa} \cdot \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (5)^2}{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (6)^2} \right)^{\frac{1.41}{1.41 - 1}}$

##### 3) Drukverhouding over expansieventilator ↗

**fx**  $P_{e,r} = \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e1}^2}{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e2}^2} \right)^{\frac{\gamma_e}{\gamma_e - 1}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.340266 = \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (5)^2}{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (6)^2} \right)^{\frac{1.41}{1.41 - 1}}$

##### 4) Prandtl Meyer-functie ↗

**fx**  $v_M = \sqrt{\frac{\gamma_e + 1}{\gamma_e - 1}} \cdot a \tan\left(\sqrt{\frac{(\gamma_e - 1) \cdot (M^2 - 1)}{\gamma_e + 1}}\right) - a \tan\left(\sqrt{M^2 - 1}\right)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $94.20208^\circ = \sqrt{\frac{1.41 + 1}{1.41 - 1}} \cdot a \tan\left(\sqrt{\frac{(1.41 - 1) \cdot ((8)^2 - 1)}{1.41 + 1}}\right) - a \tan\left(\sqrt{(8)^2 - 1}\right)$



## 5) Prandtl Meyer-functie op stroomopwaarts machgetal ↗

fx

Rekenmachine openen ↗

$$v_{M1} = \sqrt{\frac{\gamma_e + 1}{\gamma_e - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(\gamma_e - 1) \cdot (M_{e1}^2 - 1)}{\gamma_e + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{M_{e1}^2 - 1} \right)$$

ex  $75.90175^\circ = \sqrt{\frac{1.41 + 1}{1.41 - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(1.41 - 1) \cdot (5)^2 - 1}{1.41 + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{(5)^2 - 1} \right)$

## 6) Stroomafbuighoek als gevolg van expansiegolf ↗

fx

Rekenmachine openen ↗

$$\theta_e = \left( \sqrt{\frac{\gamma_e + 1}{\gamma_e - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(\gamma_e - 1) \cdot (M_{e2}^2 - 1)}{\gamma_e + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{M_{e2}^2 - 1} \right) \right) - \left( \sqrt{\frac{\gamma_e + 1}{\gamma_e - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(\gamma_e - 1) \cdot (M_{e1}^2 - 1)}{\gamma_e + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{M_{e1}^2 - 1} \right) \right)$$

ex

$$7.866893^\circ = \left( \sqrt{\frac{1.41 + 1}{1.41 - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(1.41 - 1) \cdot (6)^2 - 1}{1.41 + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{(6)^2 - 1} \right) \right) - \left( \sqrt{\frac{1.41 + 1}{1.41 - 1}} \cdot a \tan \left( \sqrt{\frac{(1.41 - 1) \cdot (5)^2 - 1}{1.41 + 1}} \right) - a \tan \left( \sqrt{(5)^2 - 1} \right) \right)$$

## 7) Stroomafbuighoek met behulp van de Prandtl Meyer-functie ↗

fx  $\theta_e = v_{M2} - v_{M1}$

Rekenmachine openen ↗

ex  $6^\circ = 83^\circ - 77^\circ$

## 8) Temperatuur achter expansieventilator ↗

fx  $T_2 = T_1 \cdot \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e1}^2}{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e2}^2} \right)$

Rekenmachine openen ↗

ex  $288.065K = 394.12K \cdot \left( \frac{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (5)^2}{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (6)^2} \right)$



9) Temperatuurverhouding over expansieventilator 

**fx**  $T_{e,r} = \frac{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e1}^2}{1 + 0.5 \cdot (\gamma_e - 1) \cdot M_{e2}^2}$

[Rekenmachine openen !\[\]\(e78f798d4ea5c530c9db49e7d26e6b95\_img.jpg\)](#)

**ex**  $0.730907 = \frac{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (5)^2}{1 + 0.5 \cdot (1.41 - 1) \cdot (6)^2}$

10) Voorwaartse Mach-hoek van expansieventilator 

**fx**  $\mu_1 = ar \sin\left(\frac{1}{M_{e1}}\right)$

[Rekenmachine openen !\[\]\(05be7c7a8995decd503647c99211f7c2\_img.jpg\)](#)

**ex**  $11.53696^\circ = ar \sin\left(\frac{1}{5}\right)$

Schuine schok 11) Dichtheid achter schuine schok voor gegeven stroomopwaartse dichtheid en normaal stroomopwaarts Mach-getal 

**fx**  $\rho_2 = \rho_1 \cdot \left( (\gamma_o + 1) \cdot \frac{M_{n1}^2}{2 + (\gamma_o - 1) \cdot M_{n1}^2} \right)$

[Rekenmachine openen !\[\]\(626ce8ac21792b9405bfddfea8e0c96a\_img.jpg\)](#)

**ex**  $2.501226 \text{ kg/m}^3 = 1.225 \text{ kg/m}^3 \cdot \left( (1.4 + 1) \cdot \frac{(1.606)^2}{2 + (1.4 - 1) \cdot (1.606)^2} \right)$

12) Dichtheidsverhouding over schuine schok 

**fx**  $\rho_r = (\gamma_o + 1) \cdot \frac{M_{n1}^2}{2 + (\gamma_o - 1) \cdot M_{n1}^2}$

[Rekenmachine openen !\[\]\(c1168d6a8b365d11e842ece304635fa7\_img.jpg\)](#)

**ex**  $2.041817 = (1.4 + 1) \cdot \frac{(1.606)^2}{2 + (1.4 - 1) \cdot (1.606)^2}$

13) Druk achter schuine schok voor gegeven stroomopwaartse druk en normaal stroomopwaarts Mach-getal 

**fx**  $P_b = P_a \cdot \left( 1 + \left( \frac{2 \cdot \gamma_o}{\gamma_o + 1} \right) \cdot (M_{n1}^2 - 1) \right)$

[Rekenmachine openen !\[\]\(ccd39a0dc6d5afcc151e1371f9462f58\_img.jpg\)](#)

**ex**  $166.2829 \text{ Pa} = 58.5 \text{ Pa} \cdot \left( 1 + \left( \frac{2 \cdot 1.4}{1.4 + 1} \right) \cdot ((1.606)^2 - 1) \right)$



## 14) Drukverhouding over schuine schok ↗

**fx**  $P_r = 1 + \left( \frac{2 \cdot \gamma_o}{\gamma_o + 1} \right) \cdot (M_{n1}^2 - 1)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $2.842442 = 1 + \left( \frac{2 \cdot 1.4}{1.4 + 1} \right) \cdot ((1.606)^2 - 1)$

## 15) Onderdeel van stroomafwaarts Mach-getal Normale tot schuine schok voor gegeven normaal stroomopwaarts Mach-getal ↗

**fx**  $M_{n2} = \sqrt{\frac{1 + 0.5 \cdot (\gamma_o - 1) \cdot M_{n1}^2}{\gamma_o \cdot M_{n1}^2 - 0.5 \cdot (\gamma_o - 1)}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.666664 = \sqrt{\frac{1 + 0.5 \cdot (1.4 - 1) \cdot (1.606)^2}{1.4 \cdot (1.606)^2 - 0.5 \cdot (1.4 - 1)}}$

## 16) Onderdeel van stroomafwaartse Mach normale tot schuine schok ↗

**fx**  $M_{n2} = M_2 \cdot \sin(\beta - \theta)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.6666082 = 1.21 \cdot \sin(53.4^\circ - 20^\circ)$

## 17) Onderdeel van stroomopwaartse Mach normale tot schuine schok ↗

**fx**  $M_{n1} = M_1 \cdot \sin(\beta)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $1.605635 = 2 \cdot \sin(53.4^\circ)$

## 18) Stroomafbuighoek als gevolg van schuine schokken ↗

**fx**  $\theta = a \tan \left( \frac{2 \cdot \cot(\beta) \cdot ((M_1 \cdot \sin(\beta))^2 - 1)}{M_1^2 \cdot (\gamma_o + \cos(2 \cdot \beta)) + 2} \right)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $19.98876^\circ = a \tan \left( \frac{2 \cdot \cot(53.4^\circ) \cdot ((2 \cdot \sin(53.4^\circ))^2 - 1)}{(2)^2 \cdot (1.4 + \cos(2 \cdot 53.4^\circ)) + 2} \right)$



**19) Temperatuur achter schuine schok voor gegeven stroomopwaartse temperatuur en normaal stroomopwaarts Mach-getal** 

[Rekenmachine openen](#) 

$$\text{fx } T_{s2} = T_{s1} \cdot \left( \frac{1 + \left( \frac{2 \cdot \gamma_o}{\gamma_o + 1} \right) \cdot (M_{n1}^2 - 1)}{(\gamma_o + 1) \cdot \frac{M_{n1}^2}{2 + (\gamma_o - 1) \cdot M_{n1}^2}} \right)$$

$$\text{ex } 400.9287\text{K} = 288\text{K} \cdot \left( \frac{1 + \left( \frac{2 \cdot 1.4}{1.4 + 1} \right) \cdot ((1.606)^2 - 1)}{(1.4 + 1) \cdot \frac{(1.606)^2}{2 + (1.4 - 1) \cdot (1.606)^2}} \right)$$

**20) Temperatuurverhouding over schuine schok** 

[Rekenmachine openen](#) 

$$\text{fx } T_r = \frac{1 + \left( \frac{2 \cdot \gamma_o}{\gamma_o + 1} \right) \cdot (M_{n1}^2 - 1)}{(\gamma_o + 1) \cdot \frac{M_{n1}^2}{2 + (\gamma_o - 1) \cdot M_{n1}^2}}$$

$$\text{ex } 1.392114 = \frac{1 + \left( \frac{2 \cdot 1.4}{1.4 + 1} \right) \cdot ((1.606)^2 - 1)}{(1.4 + 1) \cdot \frac{(1.606)^2}{2 + (1.4 - 1) \cdot (1.606)^2}}$$



## Variabelen gebruikt

- $M$  Mach-nummer
- $M_1$  Mach-nummer vóór schuine schok
- $M_2$  Mach-nummer achter schuine schok
- $M_{e1}$  Mach-nummer vóór uitbreidingsventilator
- $M_{e2}$  Mach-nummer achter uitbreidingsventilator
- $M_{n1}$  Stroomopwaartse Mach Normale tot schuine schok
- $M_{n2}$  Stroomafwaartse Mach Normale tot schuine schok
- $P_1$  Druk vóór expansieventilator (*Pascal*)
- $P_2$  Druk achter expansieventilator (*Pascal*)
- $P_a$  Statische druk vóór schuine schok (*Pascal*)
- $P_b$  Statische druk achter schuine schok (*Pascal*)
- $P_{e,r}$  Drukverhouding over expansieventilator
- $P_r$  Drukverhouding over schuine schokken
- $T_1$  Temperatuur vóór expansieventilator (*Kelvin*)
- $T_2$  Temperatuur achter expansieventilator (*Kelvin*)
- $T_{e,r}$  Temperatuurverhouding over de expansieventilator
- $T_r$  Temperatuurverhouding over schuine schokken
- $T_{s1}$  Temperatuur vóór schuine schok (*Kelvin*)
- $T_{s2}$  Temperatuur achter schuine schok (*Kelvin*)
- $\nu_{M1}$  Prandtl Meyer-functie bij Upstream Mach nr. (*Graad*)
- $\nu_{M2}$  Prandtl Meyer-functie bij stroomafwaarts Mach nr. (*Graad*)
- $\beta$  Schuine schokhoek (*Graad*)
- $\gamma_e$  Specifieke warmteverhouding expansiegolf
- $\gamma_o$  Specifieke warmteverhouding Schuine schok
- $\theta$  Stroomafbuigingshoek Schuine schok (*Graad*)
- $\theta_e$  Stroomafbuigingshoek (*Graad*)
- $\mu_1$  Voorwaartse Mach-hoek (*Graad*)
- $\mu_2$  Achterwaartse Mach-hoek (*Graad*)
- $\nu_M$  Prandtl Meyer-functie (*Graad*)
- $\rho_1$  Dichtheid vóór schuine schok (*Kilogram per kubieke meter*)
- $\rho_2$  Dichtheid achter schuine schok (*Kilogram per kubieke meter*)
- $\rho_r$  Dichtheidsverhouding over schuine schokken



## Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Functie:** **arsin**, arsin(Number)

Função arco seno, é uma função trigonométrica que obtém a proporção de dois lados de um triângulo retângulo e produz o ângulo oposto ao lado com a proporção fornecida.

- **Functie:** **atan**, atan(Number)

O tan inverso é usado para calcular o ângulo aplicando a razão tangente do ângulo, que é o lado oposto dividido pelo lado adjacente do triângulo retângulo.

- **Functie:** **cos**, cos(Angle)

O cosseno de um ângulo é a razão entre o lado adjacente ao ângulo e a hipotenusa do triângulo.

- **Functie:** **cot**, cot(Angle)

Cotangente é uma função trigonométrica definida como a razão entre o lado adjacente e o lado oposto em um triângulo retângulo.

- **Functie:** **sin**, sin(Angle)

O seno é uma função trigonométrica que descreve a razão entre o comprimento do lado oposto de um triângulo retângulo e o comprimento da hipotenusa.

- **Functie:** **sqr**, sqrt(Number)

Uma função de raiz quadrada é uma função que recebe um número não negativo como entrada e retorna a raiz quadrada do número de entrada fornecido.

- **Functie:** **tan**, tan(Angle)

A tangente de um ângulo é uma razão trigonométrica entre o comprimento do lado oposto a um ângulo e o comprimento do lado adjacente a um ângulo em um triângulo retângulo.

- **Meting:** Temperatuur in Kelvin (K)

Temperatuur Eenheidsconversie ↗

- **Meting:** Druk in Pascal (Pa)

Druk Eenheidsconversie ↗

- **Meting:** Hoek in Graad (°)

Hoek Eenheidsconversie ↗

- **Meting:** Dikte in Kilogram per kubieke meter (kg/m³)

Dikte Eenheidsconversie ↗



## Controleer andere formulelijsten

- Toepasselijke vergelijkingen en geluidsgolven Formules 
- Normale schokgolf Formules 
- Schuine schok- en expansiegolven Formules 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

## PDF Beschikbaar in

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

4/4/2024 | 6:50:52 AM UTC

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

