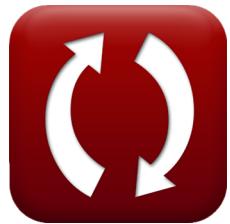




calculatoratoz.com



unitsconverters.com

Voorlopige aerodynamica Formules

Rekenmachines!

Voorbeelden!

Conversies!

Bladwijzer calculatoratoz.com, 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 17 Voorlopige aerodynamica Formules

Voorlopige aerodynamica ↗

1) Aërodynamische kracht ↗

fx $F_R = F_D + F_L$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $100.5N = 80.05N + 20.45N$

2) Dynamisch drukvliegtuig ↗

fx $q = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot V_{fs}^2$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $70.5189Pa = \frac{1}{2} \cdot 1.225kg/m^3 \cdot (10.73m/s)^2$

3) Dynamische druk gegeven gasconstante ↗

fx $q = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot M_r^2 \cdot cp \cdot R \cdot T$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex

$70.51347Pa = \frac{1}{2} \cdot 1.225kg/m^3 \cdot (7.67)^2 \cdot 0.003J/(kg*K) \cdot 4.1J/(kg*K) \cdot 159.1K$



4) Dynamische druk gegeven geïnduceerde weerstand ↗

fx
$$q = \frac{F_L^2}{\pi \cdot D_i \cdot b_W^2}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$70.54406 \text{ Pa} = \frac{(20.45 \text{ N})^2}{\pi \cdot 1.2 \text{ N} \cdot (1.254 \text{ m})^2}$$

5) Dynamische druk gegeven liftcoëfficiënt ↗

fx
$$q = \frac{F_L}{C_L}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$70.51724 \text{ Pa} = \frac{20.45 \text{ N}}{0.29}$$

6) Dynamische druk gegeven Mach-getal ↗

fx
$$q = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot (M_r \cdot a)^2$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$70.52324 \text{ Pa} = \frac{1}{2} \cdot 1.225 \text{ kg/m}^3 \cdot (7.67 \cdot 1.399 \text{ m/s})^2$$

7) Dynamische druk gegeven normale druk ↗

fx
$$q = \frac{1}{2} \cdot c_p \cdot p \cdot M_r^2$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$70.59468 \text{ Pa} = \frac{1}{2} \cdot 0.003 \text{ J/(kg*K)} \cdot 800 \text{ Pa} \cdot (7.67)^2$$



8) Dynamische druk gegeven weerstandscoëfficiënt ↗

$$fx \quad q = \frac{F_D}{C_D}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 70.59083 \text{ Pa} = \frac{80.05 \text{ N}}{1.134}$$

9) Mach-aantal bewegend object ↗

$$fx \quad M_r = \frac{v}{c}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 7.6793 = \frac{2634 \text{ m/s}}{343 \text{ m/s}}$$

10) Mach-nummer-2 ↗

$$fx \quad M = \sqrt{\left(\frac{((Y - 1) \cdot M_r^2 + 2)}{2 \cdot Y \cdot M_r^2 - (Y - 1)} \right)}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.394178 = \sqrt{\left(\frac{((1.4 - 1) \cdot (7.67)^2 + 2)}{2 \cdot 1.4 \cdot (7.67)^2 - (1.4 - 1)} \right)}$$

11) Snelheid op hoogte ↗

$$fx \quad V_{alt} = \sqrt{2 \cdot \frac{W_{body}}{\rho_0 \cdot S \cdot C_L}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.238704 \text{ m/s} = \sqrt{2 \cdot \frac{750 \text{ N}}{997 \text{ kg/m}^3 \cdot 91.05 \text{ m}^2 \cdot 0.29}}$$



12) Snelheid op hoogte gegeven Snelheid op zeeniveau

[Rekenmachine openen !\[\]\(bd1a142de767a21e5362c595f844a4ff_img.jpg\)](#)

fx $V_{\text{alt}} = V_0 \cdot \sqrt{\frac{[\text{Std-Air-Density-Sea}]}{\rho_0}}$

ex $0.235236 \text{ m/s} = 6.7 \text{ m/s} \cdot \sqrt{\frac{[\text{Std-Air-Density-Sea}]}{997 \text{ kg/m}^3}}$

13) Snelheid op zeeniveau gegeven liftcoëfficiënt

[Rekenmachine openen !\[\]\(830769b31eeeaca920791081939ff8ba_img.jpg\)](#)

fx $V_0 = \sqrt{\frac{2 \cdot W_{\text{body}}}{[\text{Std-Air-Density-Sea}] \cdot S \cdot C_L}}$

ex $6.798776 \text{ m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot 750 \text{ N}}{[\text{Std-Air-Density-Sea}] \cdot 91.05 \text{ m}^2 \cdot 0.29}}$

14) Vermogen vereist bij omstandigheden op zeeniveau

[Rekenmachine openen !\[\]\(47734e4656765d20df4fdbd5b7aff048_img.jpg\)](#)

fx $P_{R,0} = \sqrt{\frac{2 \cdot W_{\text{body}}^3 \cdot C_D^2}{[\text{Std-Air-Density-Sea}] \cdot S \cdot C_L^3}}$

ex $19939.17 \text{ W} = \sqrt{\frac{2 \cdot (750 \text{ N})^3 \cdot (1.134)^2}{[\text{Std-Air-Density-Sea}] \cdot 91.05 \text{ m}^2 \cdot (0.29)^3}}$



15) Vermogen vereist op hoogte ↗

[Rekenmachine openen ↗](#)

fx

$$P_{R,alt} = \sqrt{\frac{2 \cdot W_{body}^3 \cdot C_D^2}{\rho_0 \cdot S \cdot C_L^3}}$$

ex

$$700.0602W = \sqrt{\frac{2 \cdot (750N)^3 \cdot (1.134)^2}{997\text{kg/m}^3 \cdot 91.05\text{m}^2 \cdot (0.29)^3}}$$

16) Vermogen vereist op hoogte gegeven Vermogen op zeeniveau ↗

[Rekenmachine openen ↗](#)

fx

$$P_{R,alt} = P_{R,0} \cdot \sqrt{\frac{[\text{Std-Air-Density-Sea}]}{\rho_0}}$$

ex

$$700.0894W = 19940W \cdot \sqrt{\frac{[\text{Std-Air-Density-Sea}]}{997\text{kg/m}^3}}$$

17) Vliegsnelheid gegeven dynamische druk ↗

[Rekenmachine openen ↗](#)

fx

$$V_{fs} = \sqrt{\frac{2 \cdot q}{\rho}}$$

ex

$$10.72856\text{m/s} = \sqrt{\frac{2 \cdot 70.5\text{Pa}}{1.225\text{kg/m}^3}}$$



Variabelen gebruikt

- **a** Sonische snelheid (*Meter per seconde*)
- **b_W** Laterale vlakspanwijdte (*Meter*)
- **c** Snelheid van geluid (*Meter per seconde*)
- **C_D** Sleepcoëfficiënt
- **C_L** Liftcoëfficiënt
- **cp** Specifieke luchtwarmte (*Joule per kilogram per K*)
- **D_i** Geïnduceerde weerstand (*Newton*)
- **F_D** Trekkracht (*Newton*)
- **F_L** Hefkracht (*Newton*)
- **F_R** Aërodynamische kracht (*Newton*)
- **M** Machnummer 2
- **M_r** Mach-nummer
- **p** Druk (*Pascal*)
- **P_{R,0}** Stroom vereist op zeeniveau (*Watt*)
- **P_{R,alt}** Vereist vermogen op hoogte (*Watt*)
- **q** Dynamische druk (*Pascal*)
- **R** Gasconstante (*Joule per kilogram per K*)
- **S** Referentiegebied (*Plein Meter*)
- **T** Temperatuur (*Kelvin*)
- **v** Snelheid (*Meter per seconde*)
- **V₀** Snelheid op zeeniveau (*Meter per seconde*)
- **V_{alt}** Snelheid op hoogte (*Meter per seconde*)
- **V_{fs}** Vluchtsnelheid (*Meter per seconde*)
- **W_{body}** Gewicht van lichaam (*Newton*)



- **Y** Warmtecapaciteitsverhouding
- **p** Omgevingsluchtdichtheid (*Kilogram per kubieke meter*)
- **p₀** Dikte (*Kilogram per kubieke meter*)



Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Constante:** pi, 3.14159265358979323846264338327950288

De constante van Archimedes

- **Constante:** [Std-Air-Density-Sea], 1.229

Standaard luchtdichtheid bij omstandigheden op zee niveau

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

Een vierkantswortelfunctie is een functie die een niet-negatief getal als invoer neemt en de vierkantswortel van het gegeven invoergetal retourneert.

- **Meting:** Lengte in Meter (m)

Lengte Eenheidsconversie 

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

Temperatuur Eenheidsconversie 

- **Meting:** Gebied in Plein Meter (m²)

Gebied Eenheidsconversie 

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

Druk Eenheidsconversie 

- **Meting:** Snelheid in Meter per seconde (m/s)

Snelheid Eenheidsconversie 

- **Meting:** Stroom in Watt (W)

Stroom Eenheidsconversie 

- **Meting:** Kracht in Newton (N)

Kracht Eenheidsconversie 

- **Meting:** Specifieke warmte capaciteit in Joule per kilogram per K (J/(kg*K))

Specifieke warmte capaciteit Eenheidsconversie 

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

Dikte Eenheidsconversie 



Controleer andere formulelijsten

- Nomenclatuur van vliegtuigdynamica
 - Formules 
- Atmosfeer en gaseigenschappen
 - Formules 
- Til en sleep Polar Formules 
- Voorlopige aerodynamica
 - Formules 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

PDF Beschikbaar in

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

6/14/2024 | 6:59:47 AM UTC

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

