

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Algemene liftdistributie 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 18 Algemene liftdistributie Formules

Algemene liftdistributie ↗

1) Bereik efficiëntiefactor ↗

fx $e_{span} = (1 + \delta)^{-1}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $0.952381 = (1 + 0.05)^{-1}$

2) Geïnduceerde lifthellingfactor gegeven liftcurvehelling van eindige vleugel ↗

fx $\tau = \frac{\pi \cdot AR \cdot \left(\frac{a_0}{a_{C,l}} - 1 \right)}{a_0} - 1$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $3.277168 = \frac{\pi \cdot 15 \cdot \left(\frac{6.28\text{rad}^{-1}}{4\text{rad}^{-1}} - 1 \right)}{6.28\text{rad}^{-1}} - 1$

3) Geïnduceerde weerstandscoëfficiënt gegeven geïnduceerde weerstandsfactor ↗

fx $C_{D,i} = \frac{(1 + \delta) \cdot C_L^2}{\pi \cdot AR}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $0.026961 = \frac{(1 + 0.05) \cdot (1.1)^2}{\pi \cdot 15}$



4) Geïnduceerde weerstandscoëfficiënt gegeven Span Efficiency Factor



fx

$$C_{D,i} = \frac{C_L^2}{\pi \cdot e_{span} \cdot AR}$$

[Rekenmachine openen](#)

ex

$$0.032096 = \frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 0.8 \cdot 15}$$

5) Geïnduceerde weerstandsfactor gegeven geïnduceerde weerstandscoëfficiënt



fx

$$\delta = \frac{\pi \cdot AR \cdot C_{D,i}}{C_L^2} - 1$$

[Rekenmachine openen](#)

ex

$$76.89073 = \frac{\pi \cdot 15 \cdot 2}{(1.1)^2} - 1$$

6) Geïnduceerde weerstandsfactor gegeven spanefficiëntiefactor



fx

$$\delta = e_{span}^{-1} - 1$$

[Rekenmachine openen](#)

ex

$$0.25 = (0.8)^{-1} - 1$$



7) Hefcoëfficiënt gegeven geïnduceerde weerstandsfactor ↗

fx

$$C_L = \sqrt{\frac{\pi \cdot AR \cdot C_{D,i}}{1 + \delta}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)
ex

$$9.474164 = \sqrt{\frac{\pi \cdot 15 \cdot 2}{1 + 0.05}}$$

8) Hefcoëfficiënt gegeven Span Efficiency Factor ↗

fx

$$C_L = \sqrt{\pi \cdot e_{\text{span}} \cdot AR \cdot C_{D,i}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)
ex

$$8.683215 = \sqrt{\pi \cdot 0.8 \cdot 15 \cdot 2}$$

9) Span-efficiëntiefactor gegeven geïnduceerde luchtweerstandscoëfficiënt ↗

fx

$$e_{\text{span}} = \frac{C_L^2}{\pi \cdot AR \cdot C_{D,i}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)
ex

$$0.012838 = \frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 15 \cdot 2}$$



Beeldverhouding ↗

10) Aspectverhouding gegeven Span Efficiency Factor ↗

fx
$$AR = \frac{C_L^2}{\pi \cdot e_{span} \cdot C_{D,i}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$0.240722 = \frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 0.8 \cdot 2}$$

11) Beeldverhouding gegeven geïnduceerde weerstandsfactor ↗

fx
$$AR = \frac{(1 + \delta) \cdot C_L^2}{\pi \cdot C_{D,i}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$0.202206 = \frac{(1 + 0.05) \cdot (1.1)^2}{\pi \cdot 2}$$

12) Beeldverhouding van vleugel gegeven Liftcurve Helling van eindige vleugel ↗

fx
$$AR = \frac{a_0 \cdot (1 + \tau)}{\pi \cdot \left(\frac{a_0}{a_{C,l}} - 1 \right)}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$3.699878 = \frac{6.28\text{rad}^{-1} \cdot (1 + 0.055)}{\pi \cdot \left(\frac{6.28\text{rad}^{-1}}{4\text{rad}^{-1}} - 1 \right)}$$



13) Beeldverhouding van vleugel gegeven Liftcurve Helling van elliptische eindige vleugel ↗

fx
$$AR = \frac{a_0}{\pi \cdot \left(\frac{a_0}{a_{C,1}} - 1 \right)}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$3.506993 = \frac{6.28\text{rad}^{-1}}{\pi \cdot \left(\frac{6.28\text{rad}^{-1}}{4\text{rad}^{-1}} - 1 \right)}$$

14) Oswald-efficiëntiefactor ↗

fx
$$e_{oswald} = 1.78 \cdot \left(1 - 0.045 \cdot AR^{0.68} \right) - 0.64$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$0.634903 = 1.78 \cdot \left(1 - 0.045 \cdot (15)^{0.68} \right) - 0.64$$

Hef de helling van de curve op ↗

15) 2D Lift Curve Helling van Airfoil gegeven Lift Helling van Eindige Vleugel ↗

fx
$$a_0 = \frac{a_{C,1}}{1 - \frac{a_{C,1} \cdot (1+\tau)}{\pi \cdot AR}}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex
$$4.393438\text{rad}^{-1} = \frac{4\text{rad}^{-1}}{1 - \frac{4\text{rad}^{-1} \cdot (1+0.055)}{\pi \cdot 15}}$$



16) 2D Lift Curve Helling van Airfoil gegeven Lift Helling van Elliptic Finite Wing ↗

fx $a_0 = \frac{a_{C,1}}{1 - \frac{a_{C,1}}{\pi \cdot AR}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $4.371024 \text{ rad}^{-1} = \frac{4 \text{ rad}^{-1}}{1 - \frac{4 \text{ rad}^{-1}}{\pi \cdot 15}}$

17) Liftcurve-helling voor eindige vleugel ↗

fx $a_{C,1} = \frac{a_0}{1 + \frac{a_0 \cdot (1+\tau)}{\pi \cdot AR}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $5.505897 \text{ rad}^{-1} = \frac{6.28 \text{ rad}^{-1}}{1 + \frac{6.28 \text{ rad}^{-1} \cdot (1+0.055)}{\pi \cdot 15}}$

18) Liftcurve-helling voor elliptische eindige vleugel ↗

fx $a_{C,1} = \frac{a_0}{1 + \frac{a_0}{\pi \cdot AR}}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

ex $5.541507 \text{ rad}^{-1} = \frac{6.28 \text{ rad}^{-1}}{1 + \frac{6.28 \text{ rad}^{-1}}{\pi \cdot 15}}$



Variabelen gebruikt

- a_0 Helling van de 2D-liftcurve ($1 / \text{Radian}$)
- $a_{C,I}$ Liftcurve Helling ($1 / \text{Radian}$)
- AR Vleugelbeeldverhouding
- $C_{D,i}$ Geïnduceerde weerstandscoëfficiënt
- C_L Hefcoëfficiënt
- e_{oswald} Oswald-efficiëntiefactor
- e_{span} Bereik efficiëntiefactor
- δ Geïnduceerde weerstandsfactor
- T Geïnduceerde lifthellingfactor



Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Constante:** pi, 3.14159265358979323846264338327950288
Archimedes' constant
- **Functie:** sqrt, sqrt(Number)
Square root function
- **Meting:** **Wederzijdse hoek** in 1 / Radian (rad^{-1})
Wederzijdse hoek Eenheidsconversie ↗



Controleer andere formulelijsten

- Distributie elliptische lift
Formules 
- Algemene liftdistributie
Formules 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

PDF Beschikbaar in

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

10/6/2023 | 4:41:46 AM UTC

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

