



calculatoratoz.com



unitsconverters.com

Предварительная аэродинамика Формулы

Калькуляторы!

Примеры!

Преобразования!

Закладка calculatoratoz.com, unitsconverters.com

Самый широкий охват калькуляторов и рост - **30 000+ калькуляторов!**
Расчет с разными единицами измерения для каждой переменной - **Встроенное преобразование единиц измерения!**

Самая широкая коллекция измерений и единиц измерения - **250+ измерений!**

Не стесняйтесь ПОДЕЛИТЬСЯ этим документом с друзьями!

[Пожалуйста, оставьте свой отзыв здесь...](#)



Список 17 Предварительная аэродинамика

Формулы

Предварительная аэродинамика ↗

1) Аэродинамическая сила ↗

fx $F_R = F_D + F_L$

[Открыть калькулятор ↗](#)

ex $100.5N = 80.05N + 20.45N$

2) Динамическое давление при нормальном давлении ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

3) Динамическое давление с учетом газовой константы ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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) Динамическое давление с учетом индуцированного сопротивления

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

[Открыть калькулятор !\[\]\(cbe80b694ebd74fcfe136a095b608235_img.jpg\)](#)

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

5) Динамическое давление с учетом коэффициента подъемной силы

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

[Открыть калькулятор !\[\]\(3e2231b1ad3ca8da8658228c00dd08e0_img.jpg\)](#)

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

6) Динамическое давление с учетом коэффициента сопротивления

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

[Открыть калькулятор !\[\]\(0d5ec72f61334709c3fc9450209b754f_img.jpg\)](#)

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

7) Динамическое давление с учетом числа Маха

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

[Открыть калькулятор !\[\]\(b64b40baaee5acddc1eab8538ba84754_img.jpg\)](#)

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



8) Мощность, необходимая в условиях уровня моря ↗

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

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

9) Мощность, необходимая на высоте ↗

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

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

10) Мощность, необходимая на высоте при заданной мощности на уровне моря ↗

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

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



11) Самолет с динамическим давлением ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

12) Скорость на высоте ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

13) Скорость на высоте при заданной скорости на уровне моря ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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

14) Скорость на уровне моря с учетом коэффициента подъемной силы ↗

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

[Открыть калькулятор ↗](#)

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



15) Скорость полета с учетом динамического давления ↗

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

[Открыть калькулятор](#)

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

16) Число Маха движущегося объекта ↗

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

[Открыть калькулятор](#)

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

17) Число Маха-2 ↗

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

[Открыть калькулятор](#)

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



Используемые переменные

- **a** Звуковая скорость (*метр в секунду*)
- **b_W** Размах боковой плоскости (*метр*)
- **c** Скорость звука (*метр в секунду*)
- **C_D** Коэффициент сопротивления
- **C_L** Коэффициент подъема
- **cp** Удельная теплота воздуха (*Джоуль на килограмм на K*)
- **D_i** Индуцированное сопротивление (*Ньютон*)
- **F_D** Сила сопротивления (*Ньютон*)
- **F_L** Подъемная сила (*Ньютон*)
- **F_R** Аэродинамическая сила (*Ньютон*)
- **M** Число Маха 2
- **M_r** Число Маха
- **p** Давление (*паскаль*)
- **P_{R,0}** Требуемая мощность на уровне моря (*Ватт*)
- **P_{R,alt}** Мощность, необходимая на высоте (*Ватт*)
- **q** Динамическое давление (*паскаль*)
- **R** Газовая константа (*Джоуль на килограмм на K*)
- **S** Справочная область (*Квадратный метр*)
- **T** Температура (*Кельвин*)
- **v** Скорость (*метр в секунду*)
- **V₀** Скорость на уровне моря (*метр в секунду*)
- **V_{alt}** Скорость на высоте (*метр в секунду*)
- **V_{fs}** Скорость полета (*метр в секунду*)
- **W_{body}** Вес тела (*Ньютон*)



- γ Коэффициент теплоемкости
- ρ Плотность окружающего воздуха (Килограмм на кубический метр)
- ρ_0 Плотность (Килограмм на кубический метр)



Константы, функции, используемые измерения

- **постоянная:** pi, 3.14159265358979323846264338327950288
постоянная Архимеда
- **постоянная:** [Std-Air-Density-Sea], 1.229
Стандартная плотность воздуха на уровне моря
- **Функция:** sqrt, sqrt(Number)
Функция извлечения квадратного корня — это функция, которая принимает на вход неотрицательное число и возвращает квадратный корень из заданного входного числа.
- **Измерение:** Длина in метр (m)
Длина Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Температура in Кельвин (K)
Температура Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Область in Квадратный метр (m²)
Область Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Давление in паскаль (Pa)
Давление Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Скорость in метр в секунду (m/s)
Скорость Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Сила in Ватт (W)
Сила Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Сила in Ньютон (N)
Сила Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Удельная теплоемкость in Джоуль на килограмм на K (J/(kg*K))
Удельная теплоемкость Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** Плотность in Килограмм на кубический метр (kg/m³)
Плотность Преобразование единиц измерения 



Проверьте другие списки формул

- Номенклатура динамики самолетов
[Формулы](#) ↗
- Свойства атмосферы и газа
[Формулы](#) ↗
- Поднимите и перетащите полярный
Формулы ↗
- Предварительная аэродинамика
[Формулы](#) ↗

Не стесняйтесь ПОДЕЛИТЬСЯ этим документом с друзьями!

PDF Доступен в

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

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

[Пожалуйста, оставьте свой отзыв здесь...](#)

