

calculatoratoz.comunitsconverters.com

Аэродинамический дизайн 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 13 Аэродинамический дизайн Формулы

Аэродинамический дизайн

1) Коэффициент конусности аэродинамического профиля

$$fx \quad \Lambda = \frac{C_{tip}}{C_{root}}$$

[Открыть калькулятор !\[\]\(a870788d6ed9b8fd294b7654a8c8526b_img.jpg\)](#)

$$ex \quad 0.428571 = \frac{3m}{7m}$$

2) Коэффициент трения кожи с учетом площади плоской пластины

$$fx \quad \mu_f = \frac{A}{\Phi_f \cdot S_{wet}}$$

[Открыть калькулятор !\[\]\(c50c8b7b2cc2cf9ff925edec0ee94c0d_img.jpg\)](#)

$$ex \quad 0.720296 = \frac{10.97m^2}{1.499 \cdot 10.16m^2}$$

3) Отношение скорости наконечника к номеру лопасти

$$fx \quad \lambda = \frac{4 \cdot \pi}{N}$$

[Открыть калькулятор !\[\]\(f60b7a900783ac3fd531bfd9c111be6d_img.jpg\)](#)

$$ex \quad 1.142397 = \frac{4 \cdot \pi}{11}$$

4) Отношение тяги к массе с учетом минимального коэффициента лобового сопротивления

$$fx \quad TW = \left(\frac{C_{Dmin}}{W_S} + k \cdot \left(\frac{n}{q} \right)^2 \cdot W_S \right) \cdot q$$

[Открыть калькулятор !\[\]\(83bbbd261710c59db0214aa27b2edc0d_img.jpg\)](#)

$$ex \quad 0.641 = \left(\frac{1.3}{5Pa} + 0.04 \cdot \left(\frac{1.10}{2Pa} \right)^2 \cdot 5Pa \right) \cdot 2Pa$$

5) Полная масса с учетом сопротивления

$$fx \quad W_0 = F_D \cdot \left(\frac{C_L}{C_D} \right)$$

[Открыть калькулятор !\[\]\(f507db636256ac11a5525ef93ec6b8d7_img.jpg\)](#)

$$ex \quad 58.66667kg = 80N \cdot \left(\frac{1.1}{1.5} \right)$$



6) Пролет с учетом соотношения сторон 

$$fx \quad b_W = \sqrt{AR_w \cdot S_{wet}}$$

Открыть калькулятор 

$$ex \quad 15.29988m = \sqrt{23.04 \cdot 10.16m^2}$$

7) Размах с учетом индуцированного сопротивления 

$$fx \quad b_W = \frac{F_L}{\sqrt{\pi \cdot D_i \cdot q}}$$

Открыть калькулятор 

$$ex \quad 15.0786m = \frac{110N}{\sqrt{\pi \cdot 8.47N \cdot 2Pa}}$$

8) Смачиваемая площадь с учетом площади плоской пластины 

$$fx \quad S_{wet} = \frac{A}{\Phi_f \cdot \mu_f}$$

Открыть калькулятор 

$$ex \quad 10.16418m^2 = \frac{10.97m^2}{1.499 \cdot 0.72}$$

9) Смачиваемая площадь с учетом соотношения сторон 

$$fx \quad S_{wet} = \frac{b_W^2}{AR_w}$$

Открыть калькулятор 

$$ex \quad 10.16016m^2 = \frac{(15.3m)^2}{23.04}$$

10) Соотношение сторон крыла 

$$fx \quad AR_w = \frac{b_W^2}{S_{wet}}$$

Открыть калькулятор 

$$ex \quad 23.04035 = \frac{(15.3m)^2}{10.16m^2}$$



11) Толщина аэродинамического профиля для 4-значной серии 

fx

Открыть калькулятор 

$$y_t = \frac{t \cdot (0.2969 \cdot x^{0.5} - 0.1260 \cdot x - 0.3516 \cdot x^2 + 0.2843 \cdot x^3 - 0.1015 \cdot x^4)}{0.2}$$

ex

$$0.066175\text{m} = \frac{0.15\text{m} \cdot (0.2969 \cdot (0.5)^{0.5} - 0.1260 \cdot 0.5 - 0.3516 \cdot (0.5)^2 + 0.2843 \cdot (0.5)^3 - 0.1015 \cdot (0.5)^4)}{0.2}$$

12) Форм-фактор с учетом площади плоской пластины 

fx

Открыть калькулятор 

$$\Phi_f = \frac{A}{\mu_f \cdot S_{\text{wet}}}$$

ex

$$1.499617 = \frac{10.97\text{m}^2}{0.72 \cdot 10.16\text{m}^2}$$

13) Эквивалентная площадь сопротивления паразитам 

fx

Открыть калькулятор 

$$A = \Phi_f \cdot \mu_f \cdot S_{\text{wet}}$$

ex

$$10.96548\text{m}^2 = 1.499 \cdot 0.72 \cdot 10.16\text{m}^2$$



Используемые переменные

- **A** Площадь плоской пластины (Квадратный метр)
- **AR_w** Соотношение сторон в боковой плоскости
- **b_w** Размах боковой плоскости (метр)
- **C_D** Коэффициент сопротивления
- **C_{Dmin}** Минимальный коэффициент сопротивления
- **C_L** Коэффициент подъема
- **C_{root}** Длина корневой хорды (метр)
- **C_{tip}** Длина хорды наконечника (метр)
- **D_i** Индуцированное сопротивление (Ньютон)
- **F_D** Сила сопротивления (Ньютон)
- **F_L** Подъемная сила (Ньютон)
- **k** Постоянная сопротивления, вызванного подъемной силой
- **n** Коэффициент нагрузки
- **N** Количество лезвий
- **q** Динамическое давление (паскаль)
- **S_{wet}** Смачиваемая зона самолета (Квадратный метр)
- **t** Максимальная толщина (метр)
- **TW** Отношение тяги к весу
- **W₀** Вес брутто (Килограмм)
- **W_S** Загрузка крыла (паскаль)
- **x** Положение вдоль хорды
- **y_t** Половина толщины (метр)
- **λ** Передаточное число наконечника
- **Λ** Коэффициент конусности
- **μ_f** Коэффициент трения кожи
- **Φ_f** Форм-фактор



Константы, функции, используемые измерения

- **постоянная:** π , 3.14159265358979323846264338327950288
постоянная Архимеда
- **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:** **Масса** in Килограмм (kg)
Масса Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** **Область** in Квадратный метр (m²)
Область Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** **Давление** in паскаль (Pa)
Давление Преобразование единиц измерения 
- **Измерение:** **Сила** in Ньютон (N)
Сила Преобразование единиц измерения 



Проверьте другие списки формул

- [Аэродинамический дизайн](#) [Формулы](#) 

Не стесняйтесь **ПОДЕЛИТЬСЯ** этим документом с друзьями!

PDF Доступен в

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

5/9/2024 | 9:54:49 AM UTC

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

