

Diseño y construcción de un túnel de viento para perfiles alares

Enero, 2025

Autor: Jorge Palao Núñez

Tutora: Esperanza Rodrigo Masero Centro: IES Pintor Antonio López

INTRODUCCIÓN

Al enfrentarse a un flujo de aire, un ala genera dos fuerzas: resistencia (horizontal) y sustentación (vertical). La forma del ala determina la magnitud de estas fuerzas.

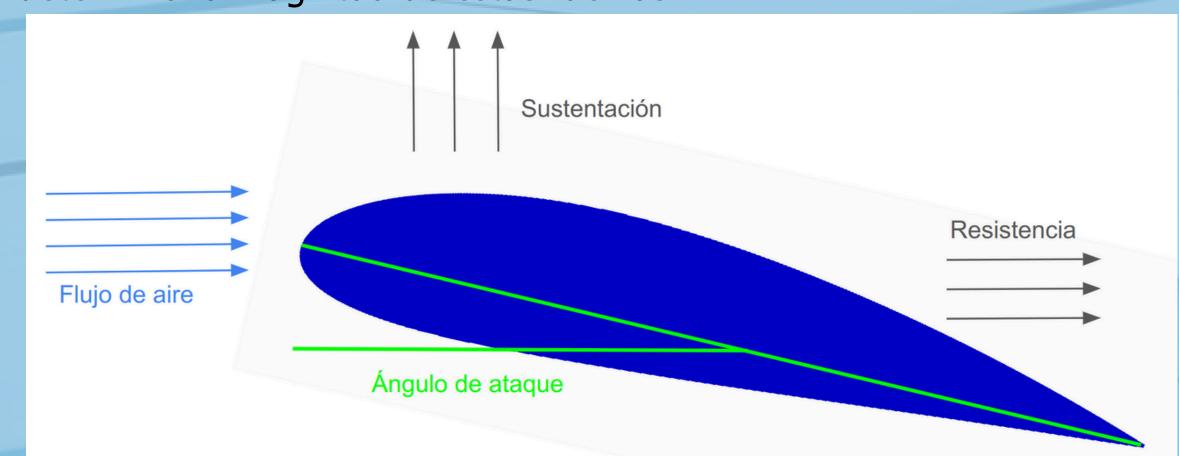


Figura 1: Esquema del comportamiento un ala, de elaboración propia

OBJETIVO

Construir un dispositivo para medir la sustentación y la resistencia en cualquier perfil alar para distintos ángulos de ataque, con materiales y herramientas asequibles.

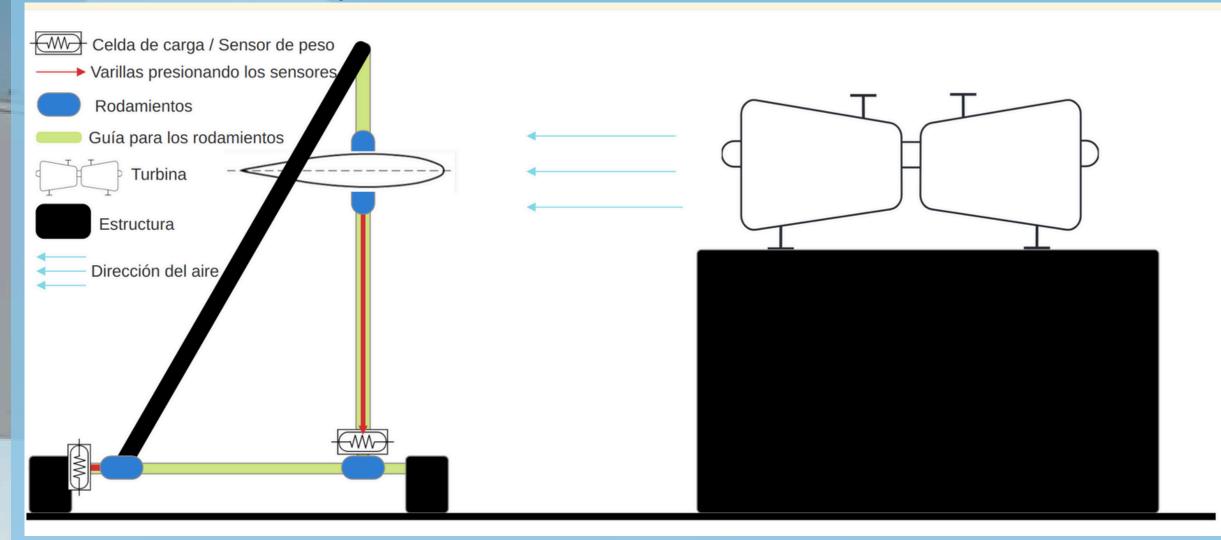


Figura 2: Boceto del dispositivo, de elaboración propia

METODOLOGÍA

- Diseño modular del chasis
- Electrónica
- Perfiles alares

ELECTRÓNICA

La electrónica está formada por:

- Arduino Nano (microcontrolador)
- Tabla de inserción
- Relé
- Dos pantallas LCD
- Dos controladores I2C
- Botón
- Dos celdas de carga
- Dos controladores HX711
- Turbina eléctrica

La electrónica está controlada por un programa de creación propia que posibilita la automatización del dispositivo.

El programa se encarga de:

- Controlar el encendido y apagado de la turbina
- Tomar cientos de medidas de las fuerzas del ala
- Calcular la media y desviación típica de las medidas
- Mostrar estado y medidas en tiempo real

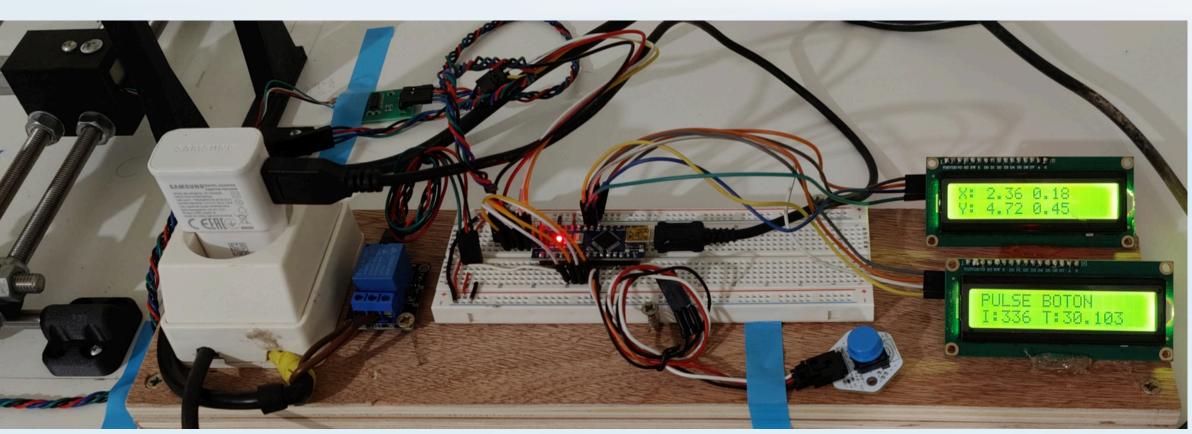


Figura 8: Celda de carga, de elaboración propia

Figura 7: Electrónica principal, de elaboración propia

PERFILES ALARES

Todos los perfiles alares se han construido con una impresora 3D.

Además se ha elaborado un programa para poder modelar cualquier perfil alar NACA de cuatro dígitos.



Figura 10: Perfiles alares imprimidos, de elaboración propia

dit Design View Window Help

THO OF THOSE STATES OF MEDICAL STATES

(Parametros de los perfiles NACA (MPTT):

(Primer digito / 100 = M = 0.09;

(Segundo digito / 10 = P = 0.40;

(Tercer y cuarto digitos / 10 = T = 0.14;

(Constantes del grosor del ala:

0 = 0.2969;

1 = -0.126;

2 = -0.3516;

3 = 0.2843;

4 = -0.1015; //o -0.1036 para un borde de salida cerrado

= 1000; //Precision de la curva

fn = 500; //Precision de elementos predefinidos

(Tamano total del ala:

ongitud = 100;

(Funciones auxliares:

unction inverso(xs) =

[for (i = [0:len(xs)-1]) xs[len(xs)-1-i]];

unction modulo(v) = sqrt(v[0]^2 + v[1]^2);

unction unitario(v) = v / modulo(v);

(Funciones de la forma del perfil alar:

unction comba(x) = x<P

7 M / P² = (2*P*x - x^2)

Halfacets:

1887

Halfacets:

Figura 9: Programa OpenSCAD, de elaboración propia

Los perfiles alares NACA son muy relevantes en el diseño de las alas en aviones comerciales.

DISEÑO MODULAR DEL CHASIS

El chasis está fomado a base piezas pequeñas para facilitar la experimentación, el montaje y la impresión. Se puede desmontar fácilmente, como puede verse en las figuras 4 y 5.

Materiales del chasis:

- Varillas roscadas de acero inoxidable
- Tuercas y arandelas
- Piezas de plástico creadas con impresión 3D
- Rodamientos lineales
- Guías calibradas para los rodamientos
- Tablas de madera

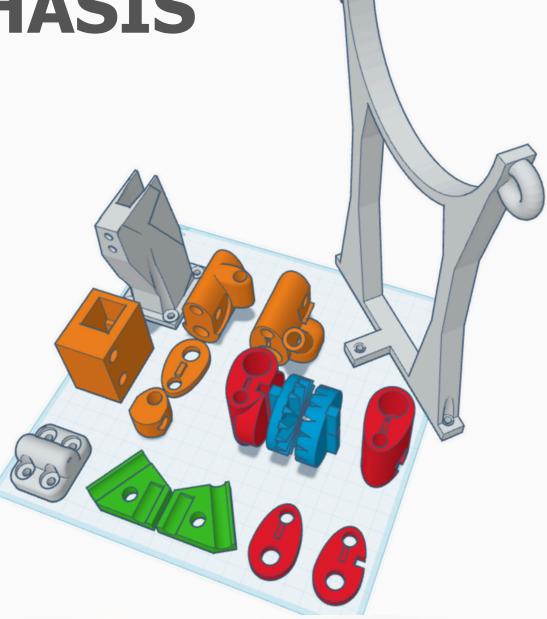


Figura 3: Diseño 3D de las piezas imprimidas, de elaboración propia

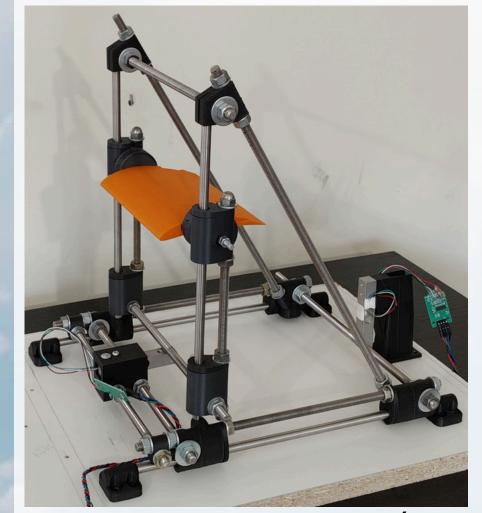


Figura 4: Chasis, de elaboración propia



Figura 5: Chasis desensamblado, de elaboración propia

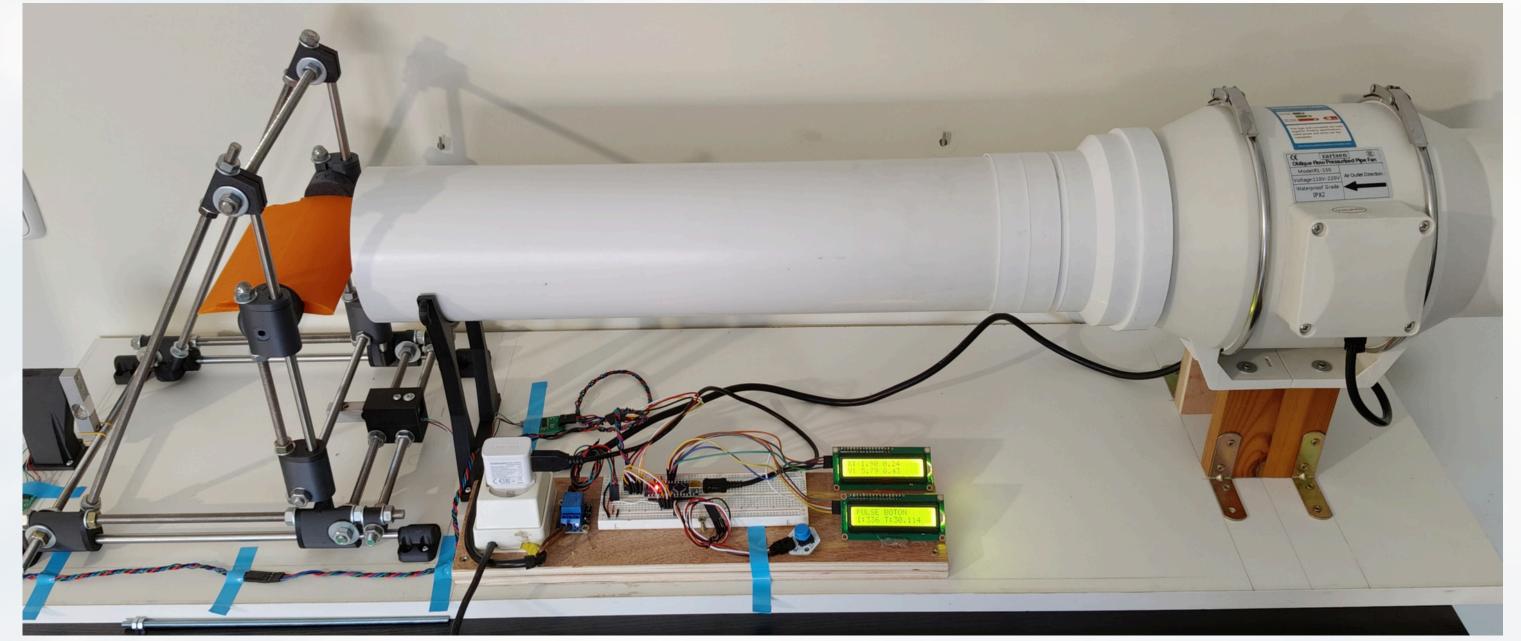


Figura 6: dispositivo final, de elaboración propia

PROTOTIPOS

En los primeros prototipos se utilizaba una báscula de cocina y sólo se podía medir la sustentación.



Figura 11: Primer prototipo, de elaboración propia

RESULTADOS Y CONCLUSIONES

Se han probado varias formas geométricas básicas y múltiples perfiles alares NACA.

Los resultados son coherentes con la forma del perfil. Los perfiles más curvos generan mayor sustentación mientras que los finos generan menor resistencia. La desviación típica siempre es baja con respecto a la magnitud medida.

Por lo anterior, se puede concluir que el funcionamiento del dispositivo es satisfactorio.

| | Dowf | | T:a | 00 | 00.50 |
|-------------|-----------------------------|-------------|-------------------|--------------|--------------|
| | Perfil | | Eje | 0° | 22,5° |
| s e n | NACA 0015 | | \leftrightarrow | 0,68 (0,09) | 3,25 (0,28) |
| | | | + | -0,29 (0,2) | 12,3 (0,71) |
| | NACA 2412 | | \leftrightarrow | 0,34 (0,07) | 3,67 (0,26) |
| | | | + | 2,64 (0,46) | 14,99 (0,82) |
| | NACA 4418 | | \leftrightarrow | 1,18 (0,15) | 4,69 (0,39) |
| | | | | 3,14 (0,15) | 15,35 (0,9) |
| | NACA 4712 | | \leftrightarrow | 0,85 (0,16) | 4,27 (0,13) |
| | | | \ | 3,92 (0,25) | 16,60 (0,64) |
| | NACA 6112 | | \leftrightarrow | 1,72 (0,15) | 5,77 (0,28) |
| | | | _ | 4,17 (0,40) | 15,98 (0,9) |
| | NACA 7426 | | \leftrightarrow | 2,52 (0,25) | 5,56 (0,32) |
| | | | \ | 5,93 (0,37) | 16,66 (0,96) |
| | NACA 9412 | | \leftrightarrow | 2,03 (0,12) | 5,54 (0,4) |
| | | | | 7,14 (0,36) | 19,03 (0,83) |
| | SC(2)-0610 | | \leftrightarrow | 0,68 (0,12) | 6,11 (0,62) |
| | Airbus 380 | | | 2,45 (0,27) | 14,16 (0,76) |
| | NACA 0026 mitad superior | uperior | \leftrightarrow | 1,8 (0,12) | 4,02 (0,13) |
| | | | \uparrow | 3,87 (0,24) | 14,5 (0,33) |
| | Rectángulo | | \leftrightarrow | 3,78 (0,30) | 8,92 (0,67) |
| | Rectangulo | | | -0,12 (0,19) | 9,76 (0,77) |
| | Delta adelantada | | \leftrightarrow | 4,11 (0,21) | 4,56 (0,85) |
| | | | 1 | 2,13 (0,28) | 8,99 (0,93) |
| | Delta centrada | | \leftrightarrow | 3,25 (0,29) | 5,04 (0,35) |
| | | | + | 2,09 (0,28) | 11,73 (0,73) |
| | Delta retrasada | | \leftrightarrow | 2,9 (0,31) | 5,15 (0,35) |
| | | | | -0,8 (0,27) | 11,46 (0,64) |
| | Delta hueca | | \leftrightarrow | 4,23 (0,18) | 6,57 (0,46) |
| | | | \$ | 4,31 (0,23) | 13,88 (0,84) |
| | | | | | |

Figura 12: Tabla de resultados de distintos perfiles alares, de elaboración propia



Bibliografía



Póster



Proyecto Completo