



The aerodynamics bench is designed to perform a variety of experiences in the field of fluid mechanics, using a controlled airstream for it.

It has a frecuency shifter, which regulates the rotational speed of the fan, and therefore, the airflow in the test zone.

The bench has a system of fast connections, which facilitates and speeds up the installation of the different work equipments.

INCLUDED ACCESSORIES

- Apparatus for the study of the Bernoulli equation.
- \bullet Apparatus for the study of the elbow flow.
- Multiple tube manometer.
- Apparatus for the study of the boundary layer.
- Apparatus for the study of the drag coefficient.
- Cylinder Ø50mm.
- Cylinder Ø50mm, with making radial pressure.
- Sphere of Ø50mm.
- Naca profile with 14 pressure ports.
- A nozzle exit for the study of the jet.





AD 01.1 BANCO DE AERODINAMICA

En la zona de toma de lecturas, consideramos la presión estática cero, con lo que la presión total coincide con la presión dinámica.



- · Con el variador de frecuencia, fijamos el caudal deseado para la realización de la
- Con el tubo de Pitot medimos la velocidad del aire en el conducto, fuera de la capa limite, es decir, lejos de la placa plana y multiplicándola por la sección obtenemos
- Podemos desplazar verticalmente la placa plana para el estudio de la capa limite, emos la posibilidad de darle la vuelta, estudiando el fenómeno para placa plana

DIKOIN

AD 01.1 BANCO DE AERODINAMICA

- os el tubo de Pitot a lo largo de la sección trans mando de color negro mostrado en la fotografía. El espesor del tubo de Pitot es de 0,4 mm, por lo que la primera lectura, con el tubo de Pitot en contacto con la placa
- Con el tubo de Pitot en contacto con la placa plana, giramos la escala centesimal del reloj comparador para establecer el cero. Conectamos el tubo de Pitot al



las piezas de PVC suministradas en la posición deseada, en funci experiencia a realizar, fijándolas con los mandos laterales de color negro.



25

The manual shows clearly and with a lot of images, the hole process to operate the equipment.



AD 01.1 BANCO DE AERODINAMICA

 $a_1 \Delta v_2 = a_2 \Delta v_2 = Q$ (5)

En definitiva, observamos cómo según la ecuación de continuidad, a medida que se extrecha la sección de pace, lo velocidad debe aumentar para que el caudal permanegos constante. Esta origina a su vez un incrementa del termino: $\frac{v^2}{2} \rho$, lo que implica una disminución del stro término de la exuación de Bernoulii, P_r para que la suma de ambos permaneccia asimismo constante. De forma esquemática.

$$Q_1 = Q_2 = Q = Cte$$

 $S_2 V_1 = S_2 \cdot V_2 = Q = Cte$

$$\lim_{N \to N_1 \to \infty} \frac{v_1^2}{2} \varphi > \frac{v_1^2}{2} \varphi$$

Cousción de Bernoulli

$$P_{i} + \frac{V_{i}^{2}}{2} p = P_{i} + \frac{V_{i}^{2}}{2} p = CN$$

$$\frac{p_1^2}{2}\rho > \frac{p_2^2}{2}\rho = p > p$$

$$F_{i}^{i} + \frac{\mathbf{v}_{i}^{i}}{2} \phi^{i} = F_{i}^{i} + \frac{\mathbf{v}_{i}^{i}}{2} \phi^{i} = \mathbf{C}\mathbf{M}$$

 $\frac{b^2}{2}$,P , le que a su vez implica que sus teleminos de presión estática P , sean iguales.

DIKOIN

AD 01.1 BANCO DE AERODINAMICA

Sin embargo, si medimos las presiones estáticas entre dos puntos de igual sec aguas aniba y aguas abajo del tubo de Venturi (G), observamos que sus presiones estádicas no csinciden. Esto es debido a que para el caso de un fluido real, a la Cousción de Bernoulli hay que afadirle un nuevo término debido a la pérdida de carga producida. Con lo que la ecuación queda de la siguiente forma:

$$P_{1}+z_{1}\rho_{1}g+\frac{v_{1}^{2}}{2}\rho-\Delta P_{1}\cdot z=P_{1}+z_{1}\rho_{1}g+\frac{v_{1}^{2}}{2}\rho-Ce^{-}$$

to desir, entre dos puntos, como los anteriormente descritos, en los que $B_1=B_2$ lo que implica que $V_1=V_2$, tamenos que:

$$\Delta P_{0,1} = P_i - P_i - P_i - \frac{1}{(2)}$$

Por la tanta la diferencia de presiones medida entre esse dos puetos de igual sección es la pérdida de carga producida entre ambos.

la que conocidas la presión total y estática en una sección determinada, podemos obtener La presión dinámico como diferencia de ambas lecturas. A partir de esta último obtenemos

la velocidad según la siguiente expresión: $v = \sqrt{\frac{2 P_{\rm definit}}{P_{\rm div}}}$ donde el birmino de la presión

dinâmica la tenemas que introducir en Pascales para sistemer la velocidad en m/s.

La presión dinámica en Pascales la obtenemos multiplicando la altura leida en milmetros de columna de agua en el multimonómetro, multiplicado por el coseno del ángulo de indinación que esternos utilizando y por la gravedad (9,81).

Conocida la velocidad del aire, para obtaner el caudal tenemos que multiplicar por la sección en la que esternos haciendo la festura menos lo que soupa el tubo de Prandti $S = \frac{d(S)^2}{4} = \frac{d(0.506)^2}{4} = 0.000025m^2$

El caudal es el producto de la sección por la velocidad:

The instruction manual explains and shows all the theoretical foundations, as well as all the mathematic expressions used during the experimentation.

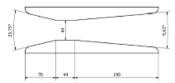
DIKOIN Ingeniería S.L.U.

+034 946 55 15 35 / www.dikoin.com / info@dikoin.com

Dikoin reserves the right to make changes in technical and product specifications without prior notice.







Posición	Área sección mm ^k	Área real mm²	Presión total leída Pt (mm c.a)	Presión estática Pe (mm c.a)	Presión dinámica Pd (mm c.a)	Velocidad (m/s)	Caudal (m3/h)
300	3722	3694	24	95	71	33,9	454,6
260	2807	2779	-38	95	133	46,4	469,3
210	2200	2172	-123	95	218	59,5	470,9
170	2351	2323	-107	95	202	57,2	484,4
120	2772	2744	-57	95	152	49,6	495,4
60	3278	3250	-25	95	120	44,1	520,5

DIKOIN AD 01.1 BANCO DE AERODINAMICA GRAFICA DE RESULTADOS 470,0

460,0



LEARNING OBJECTIVES

- Study of the Bernoulli equation.
- Study of the boundary layer.
- Study of the Pulling force.
- Reading pressures in the wake.
- · Pressures distribution around a cylinder.
- Study of the flow inside an elbow.

TECHNICAL DATA

Manometers:

- Multimanometer of 14 tubes of water.
- Measuring range from 0 to 500 mm c.a.
- Inclination angles with relations 1/1, 1/2, 1/5 y 1/10.

Bodies:

- Cylinder Ø 13 mm. Lenght 48 mm.
- Cylinder Ø 20 mm. Lenght 48 mm.
- Flat plane. Width 13 mm. Lenght 48 mm.
- NACA wing profile 0012 Width 13 mm. Lenght 48 mm.

Pitot tubes:

- Straight Pitot tube Ø 6 mm.
- 90° flat Pitot tube, thickness 0,4 mm.
- 90° Pitot tube Ø 2 mm.

Other elements:

- Frecuency variable.
- Differential switch.

Characteristics of the fan:

- Maximum pressure increase 1.200 Pascals.
- Maximum flow 1.900 m3/h.
- Rated power of engine 1.100 W.
- Rotational speed 2.800 r.p.m. at 50 Hz.

REQUIREMENTS

Power supply: 230V/50Hz.