Los túneles de viento según la Wikipedia

Victoriano León

15 de enero de 2016

Resumen

En ingeniera de investigación desarrollada para ayudar en al estudio de los efectos del movimiento del aire alrededor de objetos sólidos. Con esta herramienta se simulan las condiciones que experimentará el objeto de la investigación en una situación real. En un túnel de viento, el objeto o modelo, permanece estacionario mientras se propulsa el paro de aire o gas alrededor de él. Se utiliza para estudiar los fenómenes que se manifiestan cuando el aire baña objetos como aviones navos espaciales, misiles, automóviles, edificios o puentes.

Índice

1.	Historia de los túneles de viento	2
2.	Como funciona el túnel de viento 2.1. Otras pruebas realizadas en túneles de viento	3 3
3.	Clasificaciones de los táneles de viento	4
	3.1. Por la circulación del aire en su interior 3.2. Por la velocidad del flujo en su interior	4 5 5 5 5 5 5
4.	Problemas que se enfrentan con las mediciones en un túnel aerodinámico 4.1. Limitaciones por efecto de escala	6 6 6
5 .	Parámetros de las instalaciones de ensayo	6
6.	fórmulas de fluidos	7
7.	Tabla de flujos y regímenes	7

1. Historia de los túneles de viento

El ingeniero militar inglés Benjamín Robins (1707-1751) inventó un aparato de brazo giratorio para realizar experimentos de resistencia dentro de la teoría de la aviación. George Cayley (1773-1857), también usó un brazo giratorio para medir la resistencia y sustentación de varios álabes. Su brazo giratorio era de 5 pies de largo y logró velocidades en la punta de entre 10 y 20 pies por segundo. Armado con los datos de las pruebas del brazo, Cayley construyó un planeador pequeño que se cree que haya sido uno de los primeros vehículos más pesados que el aire que se empleó con éxito para llevar a un hombre en la historia embargo, el brazo giratorio no produce un flujo de aire que impacte las formas de la prueba a una incidencia normal. Las fuerzas centrífugas y el hedio que el objeto está moviéndose a través de su propia este signifi rt Wenha examinación detallada del flujo de aire es difícil. Francis Herb 1908), un Miembro del Consejo de la Sociedad Aeronáutica Gran Br arregló estos problemas, diseñando y operando el primer tanel aer dinámico en 1871. Un túnel de viento, conocido como "tubo aerodinamico" fue construido por Tsiolkovski en 1897.

Una vez que este descubrimiento vio la luz, datos té nicos detadados se extrajeron rápidamente. Se acredita a Wenham y a su colega Browning de muchos descubrimientos fundamentales, incluyendo la revelación de los efectos beneficiosos de una proporción del aspecto alta. Carl Ristard Nyberg usó un túnel aerodinámico al diseñar su Flugan en 1697.

En experimentos, el ingles Osborae Reynolds (1842-1912) de la Universidad de Mánchester demostraba que el patrón del flujo de aire sobre un modelo a escala sería el mismo para el vehículo real si cierte parámetro del flujo fuera el mismo en ambos casos. Este factor chora conocido como el Número de Reynolds, es un parámetro básico en la descripción de unas las atuaciones fluido-flujo, incluyendo las formas de los patrones del flujo, la facilidad de transmisión del calor, y la presencia de la turbulencia. Esto comprende la justificación científica central para el uso de modelos en los túneles aerodinámicos al simular los fenómenos de la vida real.

Los hermanos Wright usaron un túnel aerodinámico simple en 1901 para estudiar los erectos de la corriente de aire al pasar por varias formas mientras desarrollaban a su Wright Flyer, era en parte, algo revolucionario.

Eluso subsigniente de túneles aerodinámicos fue proliferando como la ciencia aerodinámica y las disciplinas de ingeniería aeronáutica y se desarrollaron los viajes y el poder aéreo.

Los uneles aerodinámicos estaban a menudo limitados por el volumen y la velocidad de la corriente de aire que podría entregarse.

El túnel aerodinámico usado por los científicos alemanes en Peenemünde durante La Segunda Guerra Mundial es un ejemplo interesante de las dificultades asociadas con extender el rango útil de un túnel aerodinámico, donde se emplearon cuevas naturales que se aumentaron en tamaño mediante la excavación y entonces fueron selladas para guardar grandes volúmenes de aire que podría ser redireccionado a través de los túneles. Esta innovación permitió la investigación de los regímenes de alta velocidad y aceleraron la proporción y los esfuerzos de la ingeniería aeronáutica de Alemania. El primer túnel de viento supersónico fue construido en Alemania[cita requerida], con una potencia de 100.000 caballos de vapor. Después de la Segunda Guerra Mundial, fue desmantelado y trasladado

2. Como funciona el túnel de viento

El aire es soplado o aspirado a través de un conducto equipado con rejillas estabilizadoras al comienzo para garantizar que el flujo se comporte de manera laminar o con obstáculos u otros objetos si se desea que se comporte de forma turbulenta. Los modelos se montan para su estudio en un equipo llamado balanza a la cual están adosados los sensores que brindan la información necesaria para calcular los coeficientes de sustentación y resistencia, necesarios para conocer si es factible o no emplear el modelo en la vida real. Además son empleados otros dispositivos para registrar la diferencia de presiones en la superficie del modelo en cuestión. Los resultados prácticos deben ser comparados con los resultados teóricos, teniendo fundamentalmente en cuenta el Número de Remolds y el Número Mach que constituyen los criterios de validación en las pruebas con modelos a escala.

2.1. Otras pruebas realizadas en túneles de viento

- Pueden unirse hebras a la superficie de estudio para detectar la dirección del flujo de aire y su velocidad relativa.
- Pueden inyectarse tintes o humo en el flujo de aire para observar el movimiento de las partículas, o sea, como se turbulizan al pasar por la superficie.
- Pueden insertarse sondas en puntos específicos del flujo de aire para medir la presión estatica y dinámica del aire.

2.2. Teoría de empleo de los túneles de viento

Todos los equipos y sistemas inventados por el hombre se rigen por leyes físicas fundamentales que permiten su utilidad en la sociedad. Para un túnel acrodinámico el principio fundamental que se pone de manifiesto es el de reversibilidad del movimiento. De acuerdo a éste, en lugar de observar el movimiento de un cuerpo en su medio inmóvil, podemos observar el movimiento del medio con relación al cuerpo inmóvil. En este caso, la velocidad del flujo no perturbado en un medio reversible será igual a la velocidad del mismo cuerpo cuando el aire está inautyil.

La posibilidad de reversibilidad del movimiento es debido a que las fuerzas aerodinámicas dependen solo del movimiento relativo del cuerpo y el aire. Cuando se proyecta cualquier tipo de avión surgen gran cantidad de problemas técnicos a resolver de forma experimental. Las aeronaves cada vez son más complejas, sus dimensiones también aumentan por lo que dificulta su experimentación a escala natural.

Todo esto, más el costo de los medios para realizar tales experimentos hace que en la aerodinámica sea muy empleado el método de modelación y simulación para la experimentación en condiciones de laboratorios, los cuales por lo general están muy lejos de las condiciones reales. Los experimentos deben simular el fenómeno de tal forma, que después sea menos complejo al proceso

de modelación el cual nos permitió obtener los resultados con buen grado de aproximación a las condiciones naturales. Para lograr un proceso de modelado y simulación óptimo respecto a las condiciones reales de trabajo del objeto deben cumplirse las condiciones planteadas en la Teoría de las semejanzas.

Es necesario aclarar que para aplicaciones limitadas, la Dinámica de Fluidos Computacional (CFD, según sus siglas en inglés) puede mejorar y posiblemente reemplazar el uso de túneles de viento. Sin embargo, debe notarse que, para situaciones dónde el flujo turbulento externo está presente, el CFD no es práctico en la mayoría de los casos. Por ejemplo, las áreas que todavía son demasiado complejas para el uso de CFD están determinadas por los efectos de flujo que se observan delante y alrededor de las estructuras, puentes, terreno, etc.

La manera más eficaz de simular al flujo turbulento es mediante el uso de fin túnel aerodinámico de capa límite. Los túneles aerodinámicos de capa límite son el método por excelencia de probar el flujo externo y la mayoría de los expertos están de acuerdo que esto se sostendrá hasta el futuro previsible.

Estos túneles además de ser empleados por la industria aeronáutica, son los empleados para comprobar cómo se comportarán edificaciones, puentes y todo tipo de estructuras que puedan recibir la influencia palígrosa de ráfagas de viento turbulentas.¹

Aunque hay muchos tipos de túneles aerodinámicos, en general pueden definirse como conductos que llevan en alguna parte de u trayegtoria un ventilador accionado por un motor, que se encarga de que l aire fluva de manera constante. Usualmente las palas del ventilador son diseñadas según el tipo de túnel que se construirá, de manera similar a como se hacer las de los aviones. El túnel posee una entrada convergente yana salida divergente. La parte de más interés para la experimentación es la séccion de prueba o garganta, que debe, generalmente, ser transparente, para permitir la observación e incluso la filmación; en lo y diferentes elementos que permiten la medición de las ella se instala el mod las condiciones del aire que atraviesa esa secfuerzas que experimen ción. Resalta de interés qu la sección de prueba sea la de menor área, ya que, debido a 🔈 ley de nservación de la masa, genera una mayor velocidad cerca del modelo; ahorrando energíz en el ventilador, ya que será capaz de generar el smo efecto en la secci 🖊 de prueba para potencias menores, además de que las pérdidas por fricción en las paredes y codos del túnel.

3. Clasificaciones de los túneles de viento

Los tineles aerodinámicos se clasifican en función de varios aspectos los cuales son:

3.1. Por la circulación del aire en su interior

- **Abierto:** se toma el aire directamente de la atmósfera y después de hacerlo pasar por la cámara de ensayo se devuelve nuevamente a ella.
- Cerrado: el aire circula varias veces por la cámara, recuperando por medio de un difusor su energía fluida, antes de llegar de nuevo a la zona donde se encuentra instalado el difusor.

¹No deben confundirse los túneles de viento con los de capa límite

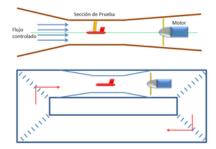


Figura 1: Aquí se ve un tunel abierto y uno cerrado

3.2. Por la velocidad del flujo en su interio

- Subsónico
- Transónico
- Supersónico
- Hipersónico

3.3. Composición general presente en los túneles de viento

3.3.1. Ventilador

Produce la corriente de aire de circuito en el que se desarrolla la circulación de aire. Debe ser la velocidad adecuada para que la medición sea exacta.

3.3.2. Cámara de ensayes

En la que se sitúa el modelo experimental a probar. El tamaño de la cámara de ensayo es una de las características más importante de un túnel, ya que una de grandes dimensiones permite probar modelos sin gran reducción de escala con respecto al original no que permite mantener el índice de semejanza del número de Reynolds.

8.3.3. Estabilizadores de corriente tras el ventilador

Cou el fin de que quede anulada la rotación comunicada por el ventilador.

3.3.4. Difusor

Con el objetivo de reducir la velocidad expandiendo el fluido y recuperando la presión estática, el difusor está dividido en dos partes por el ventilador. Los difusores son muy sensibles a errores de diseño, pueden crear separación de la capa límite de manera intermitente o estable que es difícil de detectar y pueden crear vibraciones en el túnel, oscilación en el ventilador y variación en la velocidad de la sección de prueba. Hay que tener en cuenta que el aire que llega al difusor no es laminar, el aire que sale de la sección de prueba no es uniforme lo que hace cada vez más difícil el trabajo del difusor.

4. Problemas que se enfrentan con las mediciones en un túnel aerodinámico

4.1. Limitaciones por efecto de escala

Estas limitaciones están dadas por la reducción del tamaño del modelo a la hora de su comprobación y análisis. Por ejemplo: un modelo de 1:4 de escala, debe ser probado a 4 veces la velocidad real. Lo cual demuestra que a medida que el modelo sea menor, mayor deberá ser la velocidad empleada en la sección de prueba, la cual puede estar limitada por la velocidad máxima del túnca co el que se cuenta. Estas limitaciones se anulan si se emplea un tánel presurizado.

4.2. Tamaño del modelo

Los investigadores aerodinámicos deben hallar un comproniso entre al tamaño del modelo y el del túnel. La decisión está más bien dictada por consideraciones de costo. Una vez que los números de Reyndids y Macarcales no puedan ser reproducidos, los datos experimentados son afectados por los efectos de escala, algunas veces estos últimos son despreciables. Para al caso de flujos transónicos y de baja velocidad, el efecto de escala si os considerado.

4.3. Problemas de interferencia (fenómeno de bloqueo)

La interferencia en la sección de prueba debido al bloqueo del flujo por el modelo es un problema que debe ser tratado con los ajustes necesarios y correcciones de los datos obtendos. El bloqueo del flujo ocurre durante las pruebas con modelos relativamente grandes en la sección de túneles de tamaño limitado. Este bloqueo se define como el adio de la sección frontal del modelo al área de la sección de prueba. Se necesitan radios de bloqueo menores del 10 % de la sección a pesar de que muchas veces esto se excede con creces. Para las pruebas acrodinámicas, este bloqueo no debe ser mayor que el 5 %. La presencia del modelo en la sección de prueba tiene como resultado que al bloquear el fujo aumenta la presión en las paredes del túnel. Por esta razón, los túneles de sección abierta se emplean a menudo. Las correcciones por bloqueo son todavía un factor activo de investigación.

Rarámetros de las instalaciones de ensayo

- Bloqueo de cámara 2 de ensayos $\frac{L^2}{A}$
- Potencia requerida AU^3
- Presión sobre las paredes [1] ρU^2

²para túneles subsónicos

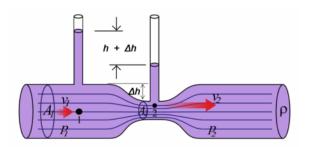


Figura 2: Flujo en tubería

6. fórmulas de fluidos

Fórmula de Bernuilli

cabezal de velocidad altura o carga piezométrica Cabezal o Altura hidráulica $\frac{\overline{V^2}}{2g} + \frac{P}{\gamma} + z = M$ cabezal de presión (1)

Fórmula de Bernuilli con fricción

Lado Equierdo
$$\frac{V_1}{2g} + \frac{P_1}{2g} + z_1 + W = \underbrace{h_f + \frac{V_2^2}{2g} + \frac{P_2}{\gamma} + z_2}_{Ladoterecho}$$
(2)

7. Tabla de flujos y regímenes

	Número de Reinolds					
V_a	Agua	GG	GX	GC	GD	
2.5	2345	2365	1234	4570	65	
3.5	23456	239785	1234	9870	2545	
4.5	234	2395	1234	3270	255	
5.5	24565	79865	1904	9870	255	
6.5	2455	12365	7834	9870	5845	
7.5	3445	2125	12321	9870	2 35	

Figura 3: Tabla de referencias



[1] BALAS, J., SLÁDEK, J., AND SLÁDEK, V. Stress Analysis by Boundary Element Methods. Studies in Applied Mechanics. Elsevier Science, 2013.