## Vuelo a vela en España

Por JOSÉ ORDOVÁS

Teniente de Aviación, Profesor del Centro de Vuelos sin Motor

AS corrientes ascendentes de aire, originadas por el choque de él con determinados accidentes orográficos, que se le presentan como obstáculos a su marcha horizontal, han permitido efectuar un vuelo de más de dos horas en las proximidades de la población de Huesca.

Aunque creo haber leído en estas páginas algún trabajo sobre el origen de dichas corrientes, quiero, con estas líneas, aplicar la teoría del vuelo a vela orográfico al caso particular del cerro donde se ha efectuado el vuelo antes indicado.

Este cerro, sin denominación oficial, llamado "Huesca" por los socios del Aero Club de dicha localidad que practican el vuelo sin motor, se encuentra a 10 kilómetros de la ciudad, a la derecha de la carretera de Huesca a Alcalá del Obispo, con una altura media de 80 metros sobre la llanura que forma el valle del Isuela y Flumen, y una longitud de dos kilómetros en la parte que fué aprovechada para la prueba. La orientación de su cresta es de Norte a Sur, con salientes muy suaves y pequeños que no disminuyen su buena condición, ya que en el plano puede observarse avanza la curva de nivel de mayor cota solamente en pocos metros.

Si un plano vertical corta normalmente la ladera nos dará el perfil de la figura 2, con una inclinación en la

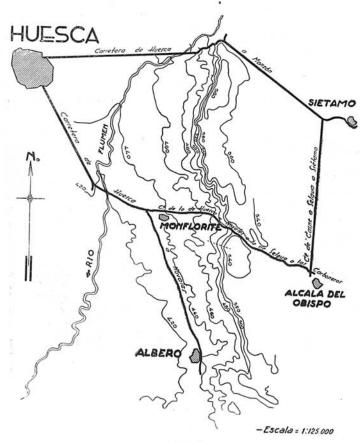


Fig. I.

parte más pronunciada de 33 grados que va disminuyendo suavemente hasta la misma orilla del río Flumen, situado a unos cinco kilómetros de la cresta; al otro lado del río y a ocho kilómetros de él existe una línea de alturas cerrando el valle, denominadas canteras de Almudévar, que a pesar de su proximidad y estar situadas a barlovento no perturban la marcha del viento que ataca al cerro "Huesca".

Su cumbre está formada por una meseta poblada de monte bajo y en su menor parte de tierras de labradío; su suelo es pedregoso y poco adecuado al laboreo; no así el del valle, dedicado en su totalidad al cultivo de cereales, constituyendo un campo inmejorable para la toma de tierra de los aviones sin motor.

Como puede observarse en el plano (fig. 1), este monte se extiende hacia el Norte al otro lado de la carretera de Alcalá del Obispo; sin embargo, esta parte no ha sido aún volada, por presentar dificultades en su acceso para el transporte de los veleros, y durante el vuelo efectuado no se pudo llegar a ella por tener que volar sobre el barranco en que se encuentra la carretera y no poseyendo altura suficiente hubiera sido probable que el planeo del velero no fuera lo bastante grande para saltarlo, ya que en ese trozo de perfil, lógicamente, no debe haber ascendencia.

Una línea de alta tensión (11.000 voltios) situada a lo largo de la cresta del cerro y en su mismo borde, impide acercarse al terreno en caso necesario, y aunque no ofrece peligro, una vez en vuelo puede desviar alguna racha de mayor intensidad la dirección de vuelo del velero, y ser necesario desplazarse hacia el llano, circunstancia que obligaría a salirse de la zona de máxima ascendencia y por lo tanto dificultar el vuelo. Si en lo sucesivo se quieren efectuar pruebas con alumnos sería conveniente desviar la línea por lo menos 100 metros hacia atrás para evitar que con el azoramiento natural del piloto en los primeros vuelos a vela pudieran sobrevenir accidentes de consecuencias funestas.

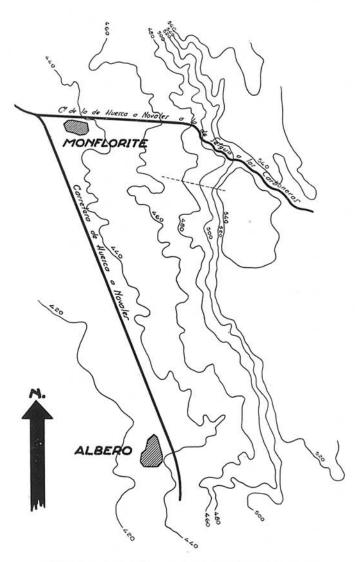
El velero empleado para la prueba es del conocido tipo denominado Professor, proyectado hacia el año 28 con algunas mejoras introducidas en el mando de alabeo, que aumentan su superficie y disminuyen su recorrido con un mando diferencial, desapareciendo uno de sus mayores defectos que era la lentitud y poco mando de alabeo. Esta pequeña reforma, unida a la esmerada construcción hecha en la Escuela de Mecánicos del Aerodromo Militar de Cuatro Vientos han permitido que este tipo de velero ya algo anticuado pudiera volar dentro de una zona, relativamente pequeña, de ascendencia valiéndose de un viento de poca intensidad, sin perder altura. El empleo del material imprescindible, así como de la cola caseína, barniz, etcétera, y su perfecto acabado consiguió un ahorro de peso de más de 20 kilos sobre sus similares construídos en el extranjero, demostrando una vez más la máxima calidad de la mano de obra española a pesar de ser la primera vez que se construía en dichos talleres un velero de esta clase.

Su peso total en vuelo, es decir, con piloto no llega a 200 kilos.

Tiene un planeo de 1 : 21. Envergadura, 16 metros; profundidad, 7 metros; altura, 1,50 metros; velocidad de vuelo, 15 metros por segundo.

Está calculado para ser remolcado por avión de motor y aun se emplea en las Escuelas Oficiales alemanas para los cursos de esta clase.

Si a los dos elementos, cerro "Huesca" y velero Pro-

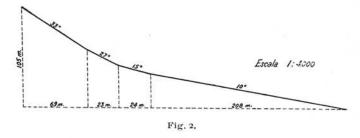


Detalle del relieve en la zona donde se realizaron los vurlos.

fessor, unimos un viento de siete a ocho metros por segundo, que incida normalmente a la falda del primero, es decir, viento del Oeste, nos encontraremos en las mismas circunstancias que se nos presentaron el día 7 de diciembre de 1934.

De haber lanzado el velero con el aire en calma, su trayectoria, una vez desprendido de los sandow y colocado en la línea de vuelo sería *OB* (fig. 4); por lo tanto, en cada segundo de vuelo avanzaría 15 metros y perdería 85 centímetros de altura con respecto al terreno, dependiendo únicamente la duración del vuelo de la diferencia de cota entre el punto de despegue y el de toma de tierra, efectuándose por lo tanto un vuelo planeado.

Pero si un observador pudiera haber seguido el camino recorrido por las moléculas del viento que existía a las trece del día 7, hubiera visto que al llegar al cerro se desviaban, elevándose, único medio de salvar el obstáculo



que ante ellas se presentaba, pues el frente de este cerro es lo suficiente amplio para evitar que lo salven marchando por sus costados, en cuyo caso la ascendencia sería muy pequeña o nula.

Por lo tanto, el recorrido efectuado por una cualquiera de dichas moléculas durante un segundo será (fig. 3) de ocho metros por segundo de velocidad horizontal, pero al mismo tiempo habrá ganado una altura que en este caso particular oscilaba entre 1 y 1,5 metros por segundo. En general, la desviación vertical que sufre el viento en cerros de buenas condiciones se aproxima a 1/5 de su velocidad horizontal.

Observaciones efectuadas en tubos aerodinámicos con perfiles de distinta pendiente, así como en faldas de montes por medio de globos equilibrados y humos han permitido fijar en dos veces la altura del cerro el techo de las moléculas que sufren variación de altura, por ejemplo, en un cerro de 500 metros de altura se encontrará

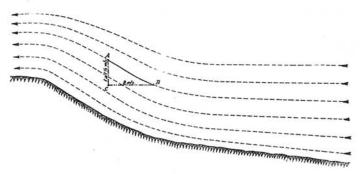


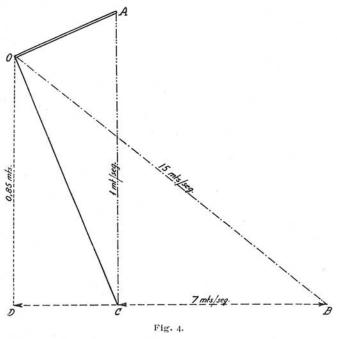
Fig. 3.-Ascendencia orográfica.

ascendencia aprovechable con un viento apropiado hasta los 1.000 metros.

Si durante un vuelo conseguimos introducir al velero dentro de la masa de aire que posee componente vertical, el velero se comportará con respecto al viento como si existiera calma. Pero con respecto al terreno lo hará según indica la figura 4. En ella se ve que el velero ha ganado altura con relación al terreno, ya que su descenso por segundo (85 cm.) se anula y aun se convierte en ga-

nancia de altura por la componente vertical del viento (1 m.); es decir, que en cada segundo de vuelo dentro de dicha zona el velero ganará 15 centímetros con relación a la que tenía en el segundo anterior, suponiendo que la ascendencia del viento sea de un metro por segundo. Si por cualquier circunstancia se saliera el velero de la zona de ascendencia y tomara rumbo contrario al seguido por el viento, su trayectoria con respecto al suelo sería *OC* de la misma figura; por lo tanto, perdería por segundo 85 centímetros sin ser compensados por ninguna ascendencia y avanzaría una distancia igual a la diferencia entre su velocidad de vuelo y la velocidad del viento. Claro que esto es considerando que el viento es homogéneo y constante en su marcha.

Una vez situado dentro de la zona de ascendencia, la duración del vuelo depende de que el viento no disminuya o calme; en el caso de que esto no ocurra será únicamente la resistencia física del piloto la que indique el



- O D. Pérdida de altura del velero por segundo.
- O B. Trayectoria del velero, sin viento.
- B C. Velocidad horizontal del viento.
- $A \ C.$  Velocidad vertical del viento.
- D B. Velocidad horizontal del velero, sin viento
- $O\ A.$  Trayectoria del velero en la zona de ascendencia.
- O C. Trayectoria del velero fuera de la zona de ascendencia.

Las escalas vertical y horizontal están en la relación 1/100.

momento de tomar tierra; en caso de que el viento sople con la intensidad suficiente únicamente para que el velero no pierda altura, es imprescindible la atención constante del piloto para evitar salirse de dicha zona, ya que cada segundo fuera de ella supondrá una pérdida de altura no recuperable, y al mismo tiempo hacer los virajes con la máxima corrección evitando derrapes y principalmente resbalamientos por pequeños que sean.

Por todas estas razones, el lector se dará cuenta de que la duración del vuelo efectuado por medio de ascendencias orográficas no tiene la importancia que la masa general le da, ya que, subsistiendo el viento, únicamente la noche obligará a tomar tierra si es que no se ha preparado el vuelo nocturno.

En el vuelo del *Professor* la toma de tierra fué debida a la desaparición paulatina del viento, comenzando el descenso cuando el viento bajó a cinco metros por segundo, velocidad que no daba la ascendencia necesaria para contrastar la pérdida de altura del velero.

Hasta ahora he tratado únicamente de los factores que intervienen en esta modalidad del vuelo a vela; veamos la forma de desarrollarse el vuelo de modo que se aproveche hasta el máximum la ascendencia que nos da el viento.

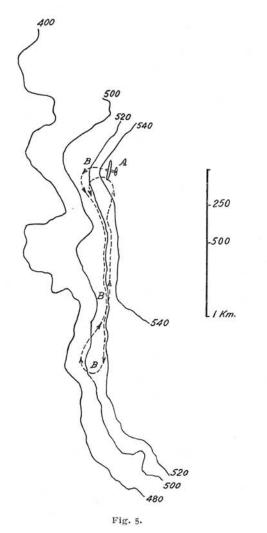
Lugar de lanzamiento.-Por vuelos anteriormente realizados se observó que a lo largo de la cresta había zonas en las que la componente vertical era mayor que en otras, debido seguramente a su forma cóncava que recogía mejor el viento que las segundas; se tomó para lugar de lanzamiento una de las primeras, la señalada con la letra A en la figura 5, que por estar en uno de los extremos reunía mejores condiciones que las demás, ya que al iniciar el vuelo y haber virado ligeramente a la izquierda nos encontramos el tramo recto de mayor longitud y por lo tanto retrasando el primer viraje de 180 grados lo más posible, cosa conveniente para llegar a él con toda la altura ganada en el recorrido a lo largo del cerro. Las letras B del mismo dibujo indican las zonas de la cresta en las que el variómetro marcaba la máxima ascendencia. Como puede observarse en la misma figura se tomaron las dos extremas para dar dentro de ellas los virajes.

El viento que en la madrugada no existía comenzó a aumentar de intensidad a las diez de la mañana, llegando en algunas rachas a casi alcanzar cinco metros por segundo, siguió aumentando hasta las trece, hora en que pasaba, al llegar la racha fuerte, siete metros por segundo, pero descendiendo hasta los cinco metros por segundo en las más lentas; con esta intensidad de viento el velero hubiera tenido que tomar tierra a los pocos minutos de lanzarse, ya que en días anteriores se habían efectuado vuelos con dicha velocidad y se comprobó que no era la suficiente.

A las trece horas y veinte minutos se observó que la velocidad mínima no descendía por debajo de siete metros por segundo, y estando preparados todos los elementos desde las doce se decidió el despegue, efectuándolo por medio de sandow con cinco muchachos por banda.

Como se tenía previsto, al desprenderse los sandow del velero, éste se elevó con rapidez unos 15 metros, a pesar de iniciarse rápidamente el viraje a la izquierda, para no salirse de la zona de ascendencia. Y digo "a pesar de iniciar el viraje", porque en los cambios de dirección siempre se disminuye el planeo, sobre todo con este tipo de velero que vira con alguna lentitud y para hacerlo más rápidamente es necesario llevar de 5 a 10 kilómetros más de velocidad, conseguida únicamente picando.

Colocado ya en línea de vuelo, a esa altura, sobre el borde de la pendiente, no era necesario más que continuar la marcha hasta llegar al límite del cerro, punto donde se efectúa el viraje a la derecha para volverlo a recorrer en dirección contraria. Este viraje es necesario hacerle a la derecha por la razón siguiente: si se hiciera a la izquierda, la velocidad de traslación del velero con respecto al suelo durante el tiempo que estuviera volando con viento en cola, sería la suya propia incrementada en la del viento, y si al iniciarlo no se ha separado una distancia prudencial del cerro (abandonando la zona de máxima ascendencia), el velero se pasaría de la cresta antes de haber terminado el viraje, y por lo tanto tendría el mismo



A.—Punto de despegue.
B.—Zonas de mayor ascendencia.

inconveniente que si se separase, aumentando el peligro de que le cogieran los torbellinos que probablemente existen después de haber rebasado el viento la cresta del cerro, obligándole a tomar tierra. Además, al ponerse el viento en cola las rachas de viento de mayor intensidad se cogen del revés, es decir, que se transforman en disminuciones de velocidad de vuelo, teniéndolas que corregir picando con violencia, traduciéndose en pérdidas de altura muy lamentables.

En este caso particular del vuelo de Huesca, a pesar de hacer los virajes a barlovento, al final de ellos, generalmente, se salía el velero de la zona ascendente, pero, sin embargo, la altura tomada en los tramos rectos del vuelo y en el principio de los virajes compensaba la pérdida de altura de estos despistes obligados, siendo preferible esto a virar más cerrado ya que si se le forzaba el viraje, la pérdida de altura hubiera sido mayor por tener que hacerlo en la vertical y por lo tanto a una velocidad algo superior a 75 kilómetros; esto fué comprobado en dos o tres virajes (los primeros) que pusieron en peligro la duración del vuelo, razón por la cual en los posteriores se hizo en la forma anteriormente expuesta.

Influye, como es lógico, en estas maniobras la manejabilidad del velero, en este caso muy lento en obedecer al mando del timón de dirección.

Al haber transcurrido aproximadamente las dos horas de vuelo la pérdida de altura fué progresivamente aumentando, indicando que el viento disminuía en intensidad, obligando a efectuar la toma de tierra.

Como detalles complementarios del vuelo es conveniente hacer resaltar las buenas condiciones del cerro para efectuar vuelos de esta clase, pues aún siendo su altura máxima de 110 metros sobre el llano no precisa una velocidad de viento superior a un metro de la que necesita la Escuela Alemana Wasserkuppe, tomada como ejemplar en el mundo, en la que el monte tiene una altura de 400 metros sobre el valle y en la que por debajo de seis metros por segundo es realizable el vuelo con este tipo de veleros.

Como inconvenientes, además de la línea de alta tensión a que antes me referí, tiene el de no presentar pendiente más que para vientos del tercer o cuarto cuadrantes; pero, sin embargo, como estos vientos son los que más abundan en dicha región no es de gran importancia dicho defecto.

Este vuelo se efectuó durante las prácticas que los socios del Huesca Aero Club efectúan para la obtención del título C (Piloto de vuelo a vela), prácticas patrocinadas por el Centro de Vuelos sin Motor de la Dirección General de Aeronáutica, el cual desplazó sus veleros y profesores desde Madrid para premiar con su apoyo absoluto la constancia y entusiasmo desarrollados por sus socios, que salvando las numerosas dificultades que se les han presentado en el transcurso de su vida deportiva dedicada al vuelo sin motor, las han sabido vencer con sus propios medios llegando al sacrificio económico hasta conseguir construir un velero (en la actualidad en reparación) modelo de construcción que honra la industria española supliendo la experiencia con la voluntad de llegar a dar cima a sus ambiciones deportivas.

El desarrollo de la vida de esta Asociación debe ser dado como pauta a las numerosas Agrupaciones que al mismo fin se dedican dentro de España, ya que contando solamente con visitas espaciadas de uno de los profesores del Centro de Vuelos sin Motor y los consejos recibidos por correspondencia han llegado a alcanzar los conocimientos prácticos necesarios para poder obtener el título C (Piloto de vuelo a vela) con toda clase de garantías, siendo de hacer notar que durante los vuelos efectuados como preparatorios de examen, a pesar de volar en veleros desconocidos para ellos, el material no ha sufrido la menor rotura ni deterioro, tan fácil en esta clase de vuelos, lo que demuestra que si no se ha llegado a conseguir el título deseado no ha sido más que por no haber existido el viento necesario para ello,

## Records oficiales en 31 de diciembre de 1934

## Records mundiales

Records	mondidies	
* Distancia en linea recta. (Francia.)		
Rossi y Codos. Floyd Bennett (U. S. A.) a Rayak (Siria), 5-6-7	de agosto de 1933 9.104,7 kms.	
* Altura. (Estados Unidos.)	9.10417	
Lt. Cmdr. T. G. W. Settle y Mayor Chester L. Fordney, 20 de n	oviembre de 1933 18.665 metros.	
* Velocidad sobre base. (Italia.)	10.005 metros.	
Transcessor rigorio, 25 de octubre de 1934		
Records internaci	onales por clases	
Clase A (Esféricos)	Distancia. (Estados Unidos.)	
	Settle y W. Bushnell, 25-26-27 de septiembre	
1.ª categoría. (600 metros cúbicos)	de 1932 1.550 kms.	
Duración. (Francia.)	6.ª categoría. (2.201 a 3.000 metros cúbicos)	
Georges Cormier, 10-11 de agosto de 1924 22 h. 34 m.		
Distancia. (Francia.)	Duración. (Estados Unidos.)  Settle y Kendall, 2-3-4 de septiembre de 1933 51 horas.	
Georges Cormier, I de julio de 1922 804,173 kms.	Settle y Kendall, 2-3-4 de septiembre de 1933 51 horas.  Distancia. (Estados Unidos.)	
2.ª categoría. (601 a 900 metros cúbicos)	Settle y Bushnell, 25-26-27 de septiembre de 1932 1.550 kms.	
Duración. (Francia.)	Altura. (Estados Unidos.)	
Jules Dubois, 14-15 de mayo de 1922, 23 h. 28 m.	Cap. Hawthorne y C. Gray, 9 de marzo de 1927. 8.690 metros.	
Distancia. (Francia.)	7 9 automorée (2001 a 4000 motros géhicos)	
Georges Cormier, 1 de julio de 1922 804,173 kms.	7.º categoría. (3.001 a 4.000 metros cúbicos)	
3.ª categoría. (901 a 1.200 metros cúbicos)	Duración. (Estados Unidos.)	
	Settle y Kendall, 2-3-4 de septiembre de 1933 51 horas.	
Duración. (Estados Unidos.)	Distancia. (Estados Unidos.)	
EJ. Hill y A. C. Schlosser, 4-5 de julio de 1927. 26 h. 46 m.	Settle y Bushnell	
Distancia. (Francia.)	Altura. (Estados Unidos.)	
Georges Ravaine, 25-26 de septiembre de 1932. 1.238 kms.	Hawthorne y Gray 8.690 metros.	
4.ª categoría. (1.201 a 1.600 metros cúbicos)	8.ª categoría. (4.001 metros cúbicos en adelante)	
Duración. (Estados Unidos.)	Duración. (Alemania.)	
Hill y Schlosser, 4-5 de julio de 1827 26 h. 46 m.	H. Kaulen, 13-17 de diciembre de 1913 87 horas.	
Distancia. (Francia.)	Distancia. (Alemania.)	
G. Ravaine, 25-26 de septiembre de 1932 1.238 kms.	Berliner, 8-10 de febrero de 1914 3.052,7 kms.	
5.ª categoría. (1.601 a 2.200 metros cúbicos)	Altura. (Estados Unidos.)	
J. calegoria. (1.00) a 2.200 metros cubicos)	Settle y Fordney, en Akron, 20 de noviembre de 1933 18.665 metros.	
Duración. (Estados Unidos.)	20005 metros.	
T. G. W. Settle y C. H. Kendall, 2-3-4 de septiembre de 1933	Clase B (Dirigibles)	

<sup>\*</sup> La F. A. I. atribuye a ciertos records un diploma especial, en razón a su dificultad. Estos records se llaman  $diplomados\ F.\ A.\ I.$ , y figuran en esta lista con asterisco y subrayados.

<sup>\*</sup> Distancia en linea recta. (Alemania.)

Dr. Eckener, dirigible L. Z. 127, «Graf Zep-pelin», cinco motores Maybach de 550 cv., de

Lakehurst a Friedrichshafen, 29-30-31 de octu- bre y 1 de noviembre de 1928 6.384,5 kms.	Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Francia.)
	Doret, Terrasson y Lecarme, sobre Dewoitine, trimotor Hispano-Suiza de 575 cv., 7 de sep-
Clase C (Aviación con motor)	tiembre de 1933 255,253 kmsh
* Distancia en linea recta. (Francia.)	Carga comercial de 2.000 kilogramos
Rossi y Codos, monoplano Blériot 110, Hispano	Altura. (Italia.)
550 cv., de Floyd Bennett a Rayak, 5-6-7 de agosto de 1933 9.104,7 kms.	Di Mauro y Olivari, sobre Savoia 72, trimotor
* Distancia en linea quebrada. (Francia.)	Pegasus S. 2, 12 de mayo de 1934 8.438 metros
Los mismos anteriores, el mismo vuelo: Floyd Bennet-Le Bourget-Rodas-Rayak 9.1c6,330 kms.	Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.) Doret, Terrasson y Lecarme, sobre Dewoitine,
* Altura. (Italia.)	trimotor Hispano-Suiza de 575 cv., 7 de septiembre de 1933 259,556 kmsh
Com. R. Donati, biplano Caproni, motor Pega-	Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Francia.)
sus 600 cv., Roma, 11 de abril de 1934 14.433 metros.	Los mismos anteriores, en igual aparato y
* Máxima velocidad sobre base. (Estados Unidos.)	fecha
J. Wedell, sobre Wedell Williams, 4 de septiembre de 1933	Carga comercial de 5.000 kilogramos
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	Altura. (Francia.)
R. Delmotte, sobre Caudron 450, motor Renault 300 cv., 24 de mayo de 1934 431,654 kmsh.	Coupet, sobre Farman 221, cuatrimotor Gno- me-Rhône K 14, 16 de junio de 1934 6.649 metros.
* Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)	Carga comercial de 10.000 kilogramos
Mile. H. Boucher, sobre Caudron 450, Renault 300 cv., 8 de agosto de 1934 409,184 kmsh.	Altura. (Italia.)
* Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Alemania.)	D. Antonini, sobre Caproni 90, seis motores
R. Untucht, sobre <i>Heinkel 70</i> , motor <i>B. M. W.</i> 630 cv., 24 de marzo de 1933 345,310 kmsh.	Isotta'-Fraschini de 1.000 cv., 22 de febrero de 1930 3.231 metros.
* Velocidad sobre 5.000 kilómetros. (ESPAÑA.)	* Máxima carga transportada a un techo
Capitanes Carlos de Haya y Cipriano Rodríguez, sobre Bréguet-Hispano, 600 cv., circui-	de 2.000 metros (Italia)
to Sevilla-Utrera-Carmona, 7-8 de octubre de 1930 208,152 kmsh.	as 2.000 menos (nana)
* Velocidad sobre 10.000 kilómetros. (Francia.)	El mismo piloto y avión anterior, igual fecha . 10.000 kgs.
Le Brix y Doret, sobre Dewoitine-Hispano,	
650 cv., 7-8-9-10 de junio de 1931 149,853 kmsh.	Aviones ligeros
Records con carga comercial	1.º categoría. (Multiplazas de menos de 560 kgs.)
Carga comercial de 500 kilogramos	* Distancia en linea recta. (Francia.)
Altura. (Francia.)	Lalouette y de Permangle, sobre Farman 231, motor Renault de 95 cv., Istres-Villa Cisne-
Signerin, sobre Bréguet 198, motor Gnome- Rhône de 620 cv., 21 de septiembre de 1932 10.285 metros.	ros, 11-12 de enero de 1931 2.912 kms.  Altura. (Italia.)
Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Alemania.)	R. Donati y M. Lanciani, sobre Fiat A. S. I.,
R. Untucht, sobre Heinkel 70, motor B. M. W. 6, 22 de marzo de 1933	C. N. A., motor C. N. A. C. 7, 30 de diciembre de 1932 9.282 metros.
Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Francia.)	Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)
Doret, Terrasson y Lecarme, sobre Dewoitine	M. Arnoux, sobre Caudron C. 560, motor Renault Bengali, 25 de agosto de 1934 292,160kmsh.
trimotor Hispano-Suiza de 575 cv., 7 de septiembre de 1933 255,253 kmsh.	· Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)
Carga comercial de 1.000 kilogramos	Puget y Moulignat, sobre Caudron Rafale, motor Renault 140 cv., 18 de agosto de 1934. 279,018 kmsh.
Altura. (Francia.)	29 cotogoría (Managlana de 1970)
Signerin, sobre Bréguet 197, motor Gnome- Rhône de 620 cv., 23 de septiembre de 1932 8.980 metros.	2.º categoría (Monoplazas de menos de 450 kgs.)
Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)	• Distancia en linea recta. (Polonia.)
	Skarzinski, sobre R. W. D. 5, motor Gipsy-

Altura. (Italia.)	Velocidad sobre 100 kilómetros. (Italia.)
F. Niclot, sobre E. T. A., C. N. A., motor C. N. A., C. 7 de 160 cv., 24 de diciembre de 1933 10.008 metros.	G. Cassinelli, sobre <i>Macchi M. C.</i> 72, motor <i>Fiat A. S. 6</i> , 10 de abril de 1933 629,370 kmsh.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	* Velocidad sobre 1,000 kilómetros. (Estados Unidos.)
R. Delmotte, sobre Caudron C. 362. motor Renault Bengali de 152 cv., 2 de mayo de 1934. 345,622 kmsh.	Sergiefsky, C. Lindbergh y Musick, sobre Si- korsky S42, cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 1 de agosto de 1934
* Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)	* Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
Delmotte, sobre Caudron 362, motor Renault	Los mismos pilotos, hidroavión y fecha 253,182 kmsh.
Bingali de 150 cv., 26 de diciembre de 1933. 332,883 kmsh.	* Velocidad sobre 5 000 kilómetros. (Francia.)
3.º categoría. (Multiplazas de menos de 280 kgs.)	Paris y Gonord, sobre Latécoère 28-3, motor Hispano-Suiza de 600 cv., 4-5 de junio de 1931. 139,567 kmsh.
· Distancia en linea recta. (Italia.)	139,307 kmsn.
S. Bedendo y P. Nuvoli. sobre N. 5, motor Pobjay de 75 cv., de Milán a Brindisi, 24 de abril de 1933	Records con carga comercial
Altura, (Italia.)	Carga comercial de 500 kilogramos
G. Zappetta y F. Ragusa, sobre N. 5 núm. 1,	Altura. (Francia.)
motor Pobjoy de 75 cv., 2 de diciembre de 1933 6.951 metros.	M. Bourdin, sobre <i>Lioré et Olivier</i> , bimotor <i>Hispano-Suiza</i> de 690 cv., 26 de enero de 1934. 9.532 metros.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
Bailly y Reginensi, sobre Farman 239, motor Pobjoy de 75 cv., 4 de octubre de 1933 212,139kmsh.	Sergiefsky, Musick y Lindbergh, sobre Si- korsky S42, cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 1 de agosto de 1934 253,601 kmsh.
* Velocidad sobre 500 kilómetros. (Francia.)	Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
Los mismos pilotos y avión, el 6 de octubre de 1933 200,271 kmsh.	Los mismos pilotos, hidroavión y fecha 253,182 kmsh.
· Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)	Carga comercial de 1.000 kilogramos
Los mismos pilotos, avión y fecha 195,760 kmsh.	Altura. (Francia.)
4.ª categoría. (Monoplazas de menos de 200 kgs.)	Bourdin, sobre LeO, 2 Hispano-Suiza de 650 cv., 26 de diciembre de 1933 8.864 metros.
* Distancia en linea recta. (Francia.)	Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
G. Fauvel, sobre Mauboussin-Peyret 10, motor A. B. C. Scorpion, 10 de septiembre de 1929. 852,100kmsh.	Sergiefsky, Musick y Lindbergh, sobre Si- korsky S42, cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 1 de agosto de 1934 253,601 kmsh.
Altura. (Francia.)	Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
Los mismos piloto y avión, 5 de septiembre de 1929	Los mismos pilotos, hidroavión y fecha 253,182 kmsh.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Estados Unidos.)	Carga comercial de 2.000 kilogramos
S. J. Wittman, sobre Wittman-Pobjoy Special,	Altura. (Francia.)
75 cv., 14 de febrero de 1934 221,307 kmsh.	M. Bourdin, sobre LeO, bimotor Hispano-Suiza de 690 cv., 3 de enero de 1934 7.507 metros.
Clase C bis. (Hidroaviones)	Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
* Distancia en línea recta. (Italia) Stoppani y Corrado, sobre Cant. Z-501, motor	Sergiefsky, Musick y Lindbergh, sobre Si- korsky S42, cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 1 de agosto de 1934 253,601 kmsh.
Isotta-Fraschini 750 R de 900 cv., Monfalco- ne-Massaua, 18-19 de octubre de 1934 4.130,885 kms.	Velocidad sobre 2.000 kilómetros. (Estados Unidos.)
* Distancia en linea quebrada. (Francia.)	Los mismos pilotos, hidroavión y fecha 253,182 kmsh.
Bonnot y Jeanpierre, sobre Latécoère 300, cua-	Caraa composial do 5,000 Liloure
tro motores <i>Hispano-Suiza</i> de 750 cv., de Berre al Senegal, 31 de diciembre de 1933	Carga comercial de 5.000 kilogramos  Altura. (Estados Unidos.)
y 1 de enero de 1934 3.793,2 kms.	Sergiefsky y Quick, sobre hidroavión Sikorsky
* Altura (Estados Unidos.)  A. Soucek, sobre Wright Apache, motor Pratt	S42, cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 17 de mayo de 1934
& Whitney de 425 cv., 4 de junio de 1929 11.753 metros.	* Máxima carga transportada a un techo
* Máxima velocidad sobre base. (Italia.)	de 2.000 metros. (Estados Unidos.)
Francesco Agello, sobre Macchi M. C. 72, motor Fiat A. S. 6, 23 de octubre de 1934 709,209 kmsh.	

cuatrimotor Pratt & Whitney de 670 cv., 17 de mayo de 1934 7.533 kgs.	Clase G (Helicópteros)
<u> </u>	Duración con retorno al punto de partida. (Italia.)
Hidroaviones ligeros	M. Nelli, sobre <i>D'Ascanio</i> , motor <i>Fiat A. 50</i> , 8 de octubre de 1930 8 m. 45 s.
1.ª categoría. (Multiplazas de menos de 680 kgs.)	Distancia en linea recta sin escala. (Italia.)
* Distancia en linea recta. (Francia.)	Los mismos piloto y helicóptero, el 10 de octubre de 1930 1.078,6 metros.
Lallouette y Albert, sobre hidroavión Farman 251 bis, motor Renault de 95 cv., 13 de mayo	Altura sobre el punto de partida. (Italia.)
de 1931 122,560kmsh.  Altura. (Italia.)	Los mismos piloto y helicóptero, el 13 de octu- bre de 1930
F. Niclot y M. Lanciani, sobre Fiat A. S. I.,	Records femeninos
C. N. A., motor C. N. A. C. 7, 28 de diciembre de 1932 7.362 metros.	Clase C (Aviación con motor)
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	Clase C (Aviacion con moior)
Lallouette y Boulanger, sobre Farman 231 bis, motor Renault de 95 cv., 28 de marzo de 1931. kms189,433h.	Distancia en linea recta. (Estados Unidos.)
2.ª categoría. (Monoplazas de menos de 570 kgs.)	Mrs. Amelia Earhart, sobre Lockheed «Vega», motor Wasp de 450 cv., de Los Angeles a Nueva York, 24-25 de agosto de 1932 3.939,245 kms.
Altura. (Italia.)	Altura. (Francia.)
F. Niclot, sobre E. T. A., C. N. A., motor C. N. A. C. 7 de 160 cv., 6 de noviembre de 1933 8.411 metros.	Maryse Hilsz, sobre Morane Saulnier, motor Gnome-Rhône 428 cv., 19 de agosto de 1932. 9.791 metros.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Alemania.)	Velocidad sobre base. (Francia.)
A. Grundke, sobre Junkers J50, motor Genet de 85 cv., 13 de junio de 1930 165,044kmsh.	Mlle. Hélène Boucher, sobre Caudron C. 450, motor Renault 315 cv., 11 de agosto de 1934. 445,028 kmsh.
3.ª categoría. (Multiplazas de menos de 350 kgs.)	Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)
Altura. (Francia.)	Los mismos piloto y avión, motor Renault de 300 cv., 8 de agosto de 1934 412,371 kmsh.
J. de Viscaya y Forestier, sobre Farman F231,	Velocidad sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)
motor Salmson de 40 cv., 11 de junio de 1931. 3.231 metros.	Los mismos piloto y avión, en igual fecha 409,184 kmsh.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	200
De Viscaya y Chaudet, sobre Farman 230, motor Salmson de 40 cv., 26 de junio de 1931. 143,540 kmsh.	Aviones ligeros
4.º categoría. (Monoplazas de menos de 250 kgs.)	1.ª categoría
700 N	Velocidades sobre 1.000 kilómetros. (Francia.)
Altura. (Francia.) Vercruysse, sobre Mauboussin-Peyret, motor	Mlle. Hélène Boucher, sobre Caudron Rafale, motor Renault Bengali de 145 cv., 8 de julio
A. B. C. Scorpion de 34 cv., 10 de diciembre de 1930 3.461 metros.	de 1934 250,086 kmsh.
Velocidad sobre 100 kilómetros. (Francia.)	2.º categoría
Los mismos piloto y avión, el 22 de diciembre	Distancia en linea recta. (Francia.)
de 1930	Mme. Maryse Bastié, sobre Klemm, motor Salmson 40 cv., de Le Bourget a Urino
	(Rusia), 28-29 de junio de 1931 2.976,910 kms.
* Velocidad sobre base. (Estados Unidos.)	Altura. (Francia.)  Mlle. Hélène Boucher, sobre Mauboussin-Pey-
A. P. Seversky, sobre Seversky, motor Wright Whirlwind de 420 cv., 9 de octubre de 1933. 289,29 kmsh.	ret, motor Salmson de 60 cv., 2 de agosto de 1933 5.900 metros.
Clase D (Aviones sin motor)	Clase C bis. (Hidroaviones)
* Distancia en linea recta. (Alemania.)	
H. Dittmar, sobre velero Fafnir II, 27 de julio	Altura. (Italia.)
de 1934, de la Wasserkuppe a Liban (Checos- lovaquia.)	Msa. C. Negrone, sobre Breda 15, motor Isotta- Fraschini-Asso 80, 5 de mayo de 1934 5.554 metros.
* Duración con retorno al punto de partida. (Alemania.)	Hidroaviones ligeros
Kurt Schmidt, sobre planeador Grunau Baby, 3-4 de agosto de 1933 36 h. 35 m.	2.º categoría
* Altura sobre el punto de partida. (Austria.)	Altura. (Italia.)
Kronfeld, sobre velero Wien, 30 de julio de 1929 2.589 metros.	Los mismos piloto, hidroavión y fecha 5.554 metros.