

## Generalización del empleo de círculos de altura astronómica

Por el General del Arma de Aviación JOSE M.<sup>a</sup> AYMAT

Desde que Saint Hilaire, aprovechando la inspiración náutica de Summer, ideó el empleo del elemento del círculo de altura del astro observado en forma de recta tangente en el extremo del radio correspondiente a la estima, o punto en que aproximadamente creemos encontrarnos, su método de las que se llaman "rectas de altura", y siguen los anglosajones llamando de "línea de Summer", ha venido a tomar carácter de Método de Navegación astronómica casi universalmente exclusivo, compartido únicamente por la determinación de latitud por la Polar, que en sí mismo viene a ser realmente un caso, singularmente fácil, de recta de altura.

Sin embargo, la simplificación de los métodos de cálculo, estimulada, de modo especial, por la premura y la incomodidad material y moral que trae consigo la navegación aérea, ha venido a salirse de la premisa que hacía aceptable la sustitución de un arco de círculo por su tangente, cual es que la situación del punto de estima estaba muy próximo al punto de tangencia, condición que se cumplía dentro de los estrechos límites de las 15 ó 20 millas que un barco podía llegar a separarse de su presunta posición, llevada en la mar cuidadosamente por estima.

El vuelo, por su velocidad enormemente mayor y porque el viento puede soplar con fuerza y de direcciones insospechadas, hace que los errores de estima en dos o tres horas, solamente alcancen uno, y hasta el par de centenares de kilómetros.

La tabulación de los valores de altura y azimut, en función de tres variables: latitud, declinación y horario, consecuente el último de la longitud geográfica, obliga a tomar el argumento de ésta, como el de la latitud, por saltos de grado en grado, que en el valor de su mitad vienen a sumarse al error de estima.

El cómodo sistema de llevar calculados desde tierra los valores de la altura del astro, no sólo del Sol, la mayor parte de las veces único, acompañado otras de la Luna, durante el día, sino de otros astros durante la noche, para distintos puntos de la ruta, hartó laborioso para varios de ellos; si ha de hacerse para cada uno una curva que comprenda varias horas, viene a simplificarse, al calcularlo en función del tiempo, de modo continuo, a lo largo de toda ella, pero, en este caso, para cada momento único referido a un punto singular de la ruta.

Si se acude al primer sistema de curvas de altura para puntos escalonados, la distancia entre ellos habrá de ser en seguida del orden de los varios centenares de kilómetros, y nuestra estima podrá alejarse de ellos en más de su mitad.

Si la ruta se ha jalonado en alturas calculadas para el astro a todo su largo, cualquier retraso en la hora de salida o variación de la de paso por los puntos de la ruta, ocasionados por circunstancias meteorológicas, originará desplazamientos en la estima a razón de 300, 400 ó más kilómetros por hora.



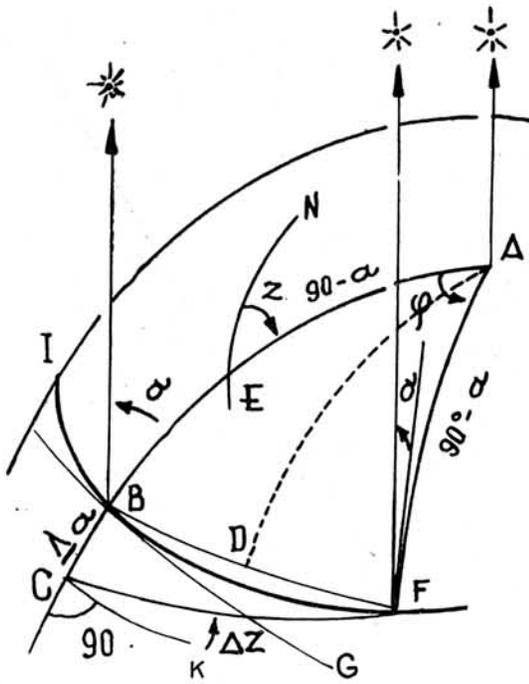


Fig. 2

un ángulo  $KCF$ , que llamamos  $\Delta Z$  por ser igual a la diferencia de azimutes  $BAF$ .

Ya hemos visto que a la distancia  $BC$  la llamamos  $\Delta a$ , porque equivale a la diferencia de alturas con que observaríamos el astro desde  $C$  o desde todo el círculo  $BF$ , y de sentido  $BC$ , alejándose siempre del astro, cualquiera que sea la posición de  $E$ .

Tanto la curvatura con que aparecen en los mapas, el arco del círculo de altura y el máximo, representante de las tangentes, como la no rigurosa escala con que vengan distancia y desplazamiento lineal de la tangente, dependen del sistema de representación de la Carta a emplear, y, por ello, hemos de considerar, con toda generalidad, la esfericidad del Globo.

Ahora  $A$  es el polo de iluminación del astro, la circunferencia  $IBF$  el círculo de altura de radio  $90^\circ - a$ , correspondiente a los puntos  $B$ , extremo del radio  $AE$  del punto  $E$  de cálculo y del de verdadera estima  $F$ .  $BG$  y  $FC$  las tangentes, debiendo definirse la  $CF$  por la distancia  $BC = \Delta a$ , y el ángulo  $KCF$  que forma con la normal  $CK$  al radio  $AC$  fijado por el azimut  $Z$ .

En el triángulo rectángulo en  $F$ ,  $FAC$ , se tiene

$$\cos \varphi = \frac{\operatorname{tg} AF}{\operatorname{tg} AC} = \frac{\operatorname{tg} (a - \Delta a)}{\operatorname{tg} a}$$

y

$$\cos FCA = \cos FA \operatorname{sen} \varphi$$

o

$$\operatorname{sen} \Delta Z = \operatorname{sen} a \operatorname{sen} \varphi.$$

El ángulo  $\varphi$  en el polo de iluminación  $A$ , es, en el triángulo rectángulo  $DAF$ ,

$$\operatorname{sen} \frac{2}{\varphi} = \frac{\operatorname{sen} DF}{\operatorname{sen} AF} = \frac{\operatorname{sen} D/2}{\cos a}.$$

Del conjunto salen por su orden las fórmulas del cálculo:

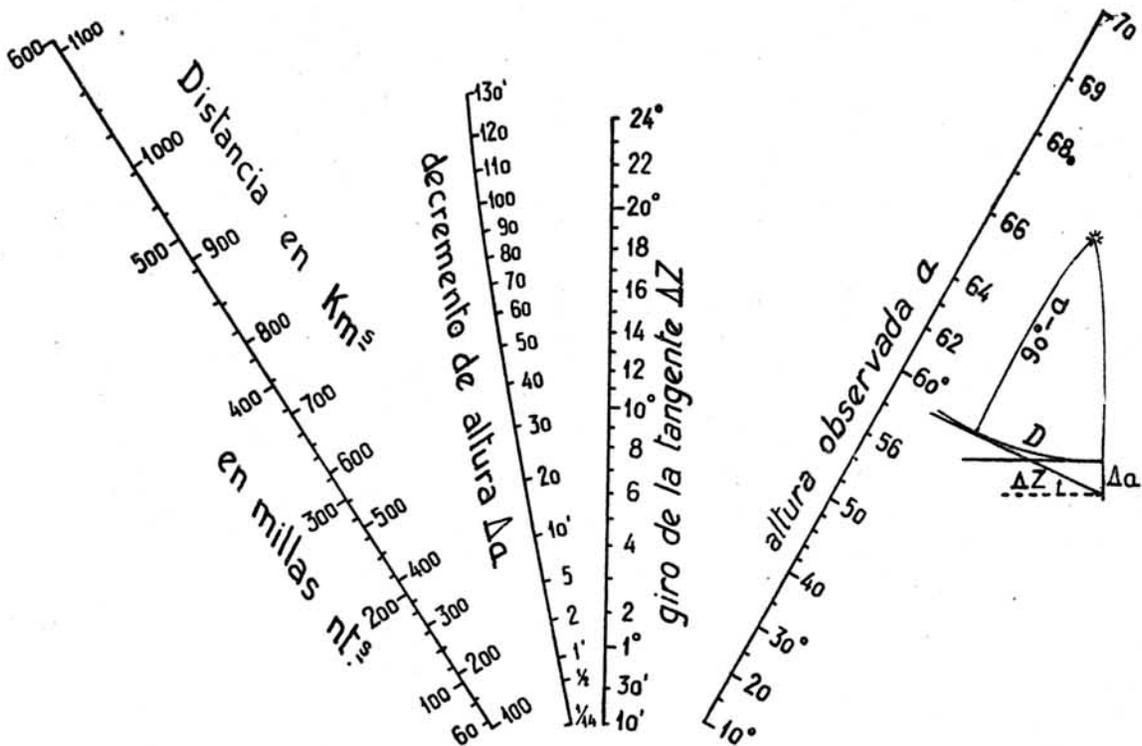
$$\sec a \cdot \operatorname{sen} \frac{D}{2} = \operatorname{sen} \frac{\varphi}{2},$$

$$\operatorname{tg} a \cdot \cos \varphi = \operatorname{tg} (a - \Delta a),$$

$$\operatorname{sen} a \cdot \operatorname{sen} \varphi = \operatorname{sen} \Delta Z.$$

Con estos valores hemos construido el gráfico, que da las correcciones sobre una sola alineación de las graduaciones de distancia y altura observada, gracias a una discreta variación de los valores altos de la graduación de  $\Delta a$ , para remediar la falta de rigurosa proporcionalidad entre los valores de  $\Delta a$  y  $\operatorname{tg} a$  dentro de la apreciación de los  $5'$  necesaria en navegación aérea.

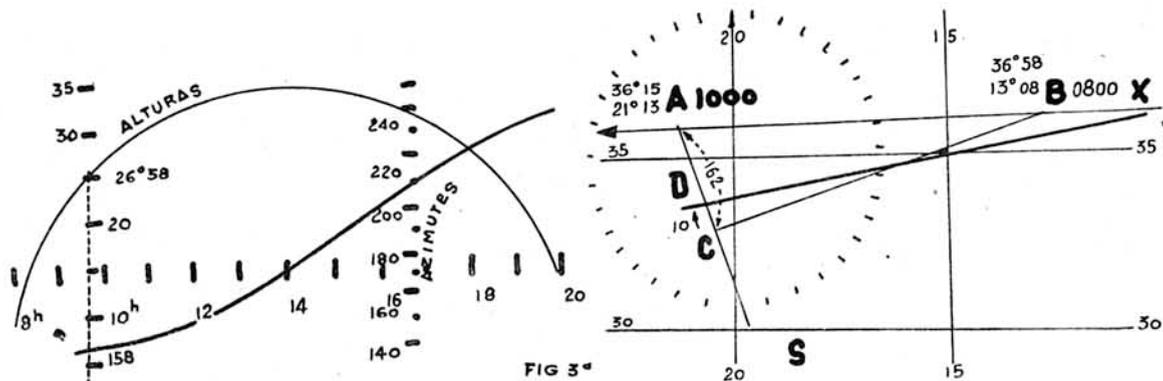
Los límites de 100 kilómetros a  $10^\circ$  en la distancia y de 10 a 70 en la altura se han tomado, en su sentido superior, dentro de lo que no conviene sobrepasar, so riesgo de error considerable, por gran curvatura en el círculo de altura y de trascendencia en el error de distancia, y, respecto al inferior, por el escaso y despreciable valor de los resultados. Sin embargo, como cuando la altura es muy grande no se pueden despreciar, aún para el centenar de kilómetros, entonces se pueden tomar los valores, fáciles de calcular, doblando o duplicando las distancias y reduciendo en igual proporción el  $\Delta Z$  y al cuarto, o céntimo, el  $\Delta a$ . Hasta los  $40^\circ$  se puede ampliar la distancia hasta los 1.600 kms., aplicando el mismo artificio con el divisor 2, como veremos luego al desarrollar el empleo del Spitzberg.



El día de Navidad de 1948 preparamos un vuelo de Sevilla ( $\lambda = 37^{\circ} 25' N$ ,  $L = 5^{\circ} 02' W$  Gr.) a la Habana ( $\lambda = 23^{\circ} 05' N$ ,  $L = 62^{\circ} 23' W$ ), proponiéndonos salir a las seis de la mañana, hora oficial de Greenwich ( $5^h$  del reloj oficial), para llegar, a razón de unos 350 kilómetros por hora,  $16^h$  después, guiándonos por el Sol. Con las declinaciones del Sol, variables de  $23^{\circ} 26'$  de partida a  $23^{\circ} 23'$  para media noche 25/26, se calculan las alturas y azimutes del Sol para trazar las curvas correspondientes a las horas de paso de puntos elegidos de hora en hora sobre la ruta que tienen el aire que indica la figura 3.

Debido a retrasos imprevistos, salimos a las ocho horas. Dos horas después,  $10^h$  de Greenwich, debemos estar próximos al punto B; tomamos la altura del Sol, que resulta ser de  $29^{\circ} 40'$ . El previsto para el cálculo, a esa hora, es el A, que nos dió azimut de  $158^{\circ}$  y  $26^{\circ} 58'$  de altura. A escala mayor tomamos el punto A, y trazamos el azimut al Sol en dirección  $158^{\circ}$ ,

y en su dirección el segmento AC igual a 162 millas, que son los minutos de  $3^{\circ} 42'$  en que resultó superior (acercarse al astro) la altura observada  $29^{\circ} 40'$  sobre la calculada  $26^{\circ} 58'$ . Medimos en el mapa la distancia CB, que resulta ser de 354 millas ó 660 kilómetros. Con esa distancia y la altura observada entramos en el gráfico corrector, y hallamos  $\Delta a = 10$  millas y  $\Delta Z = 3^{\circ}$ . Tomamos CD, alejándonos del Sol  $10'$  por el punto D, un ángulo  $ADX = 93^{\circ}$ , y DX resulta la recta de altura que viene a pasar por el SE. a unas 29 millas ó 54 kilómetros del punto B de nuestra real estima, y corta nuestra ruta unos 126 kilómetros antes de B, y que representando una mengua excesiva de 63 kilómetros por hora en la prevista, indicará más bien una deriva de unos 50 kilómetros a la izquierda, que a los 700 recorridos viene a ser de sólo  $4^{\circ}$  y más explicable. Y es que la dirección  $71^{\circ}$ , que resulta para la tangente al círculo de altura, es para nuestro rumbo Oeste más línea de posición de deriva que de velocidad.



El 1 de enero de 1943, en vuelo de Reykjavik (Islandia), en demanda del Spitzberg, creemos encontrarnos en latitud  $77^{\circ}$  N.  $20'$  E. de Greenwich, y a las  $12^{\text{h}} 39'$ , por un claro al W., logramos atisbar los caballos del Carro, identificar por su jinete Alcor, la estrella Mizar, de

declinación boreal  $55^{\circ} 13'$ , y de ángulo sidéreo  $(2\pi - AR) = 159^{\circ} 35'$ , con altura de  $53^{\circ} 05'$ . El azimut para el Polo se deduce de la hora sidérea o  $H\gamma$  del momento en Greenwich, que da el Almanaque  $290^{\circ} 07'$ , que sumado al  $AS 159^{\circ} 35'$ , de Mizar, da  $449^{\circ} 42'$  ó  $H = Z = 89^{\circ} 42'$ . Ese es el azimut a partir del Sur, y la altura los  $55^{\circ} 13'$  de declinación de Mizar.

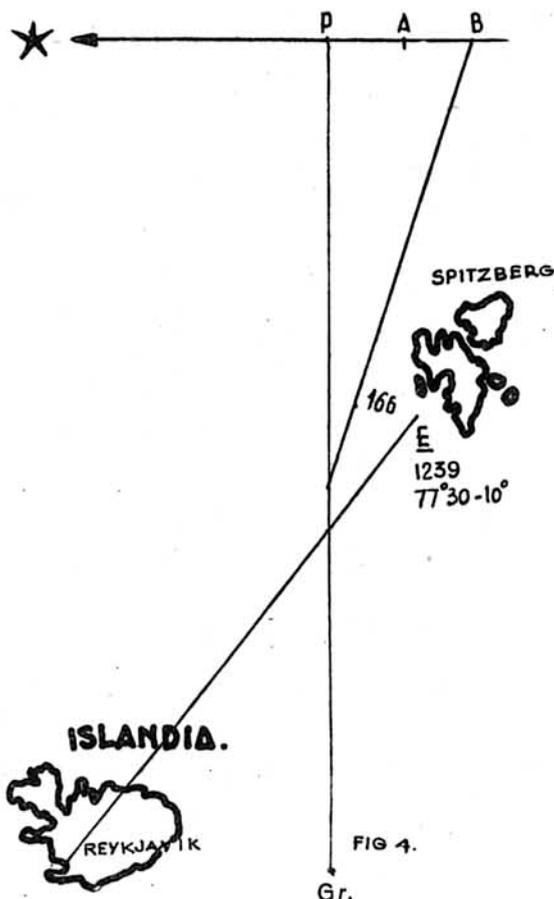
Como la observada  $53^{\circ} 05'$  es  $2^{\circ} 08' = 128'$ , menor que la del Polo, tomaremos en  $PA$  las 128 millas hacia el Este, opuesto a la dirección del astro.

Este punto  $A$  dista de nuestra supuesta situación  $E$  1.350 kilómetros. Alineamos en el gráfico 675 kms., mitad de los 1.350, a que no alcanza la escala, con la altura observada de  $53^{\circ}$ , y leemos  $\Delta Z = 8^{\circ}$  y  $\Delta a = 27'$ , cuyos doble y cuádruple son los valores  $\Delta Z = 16^{\circ}$  y  $\Delta a' = 116'$  buscados.

Tomaremos  $AB$  en  $116'$ , alejándonos de Mizar, y formando un ángulo Mizar  $PBD = 90 - 16 = 74^{\circ}$ ; trazamos la recta buscada de nuestra situación, que viene a pasar por  $D$ , a unos 166 kilómetros por el W. de nuestra supuesta estima.

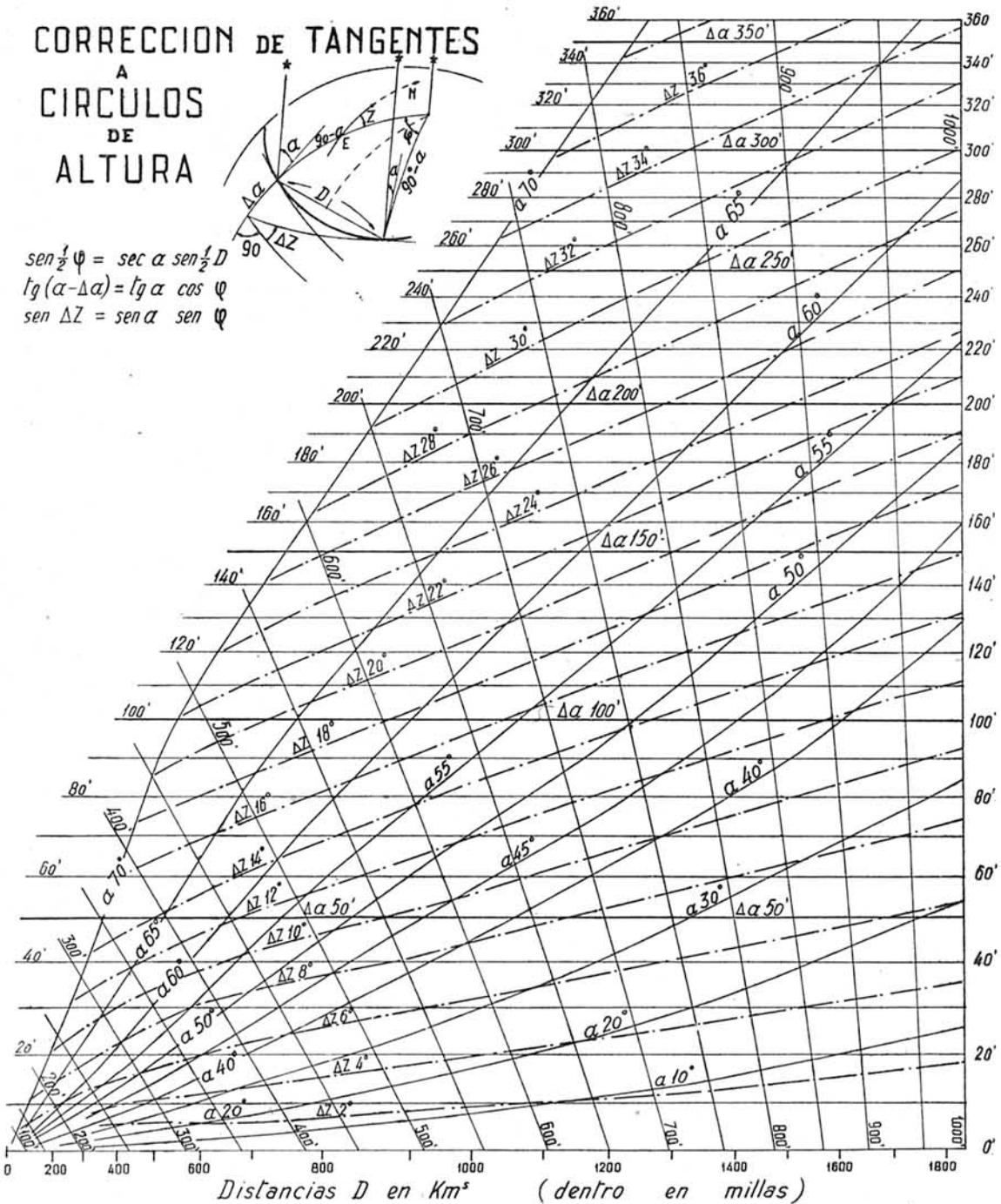
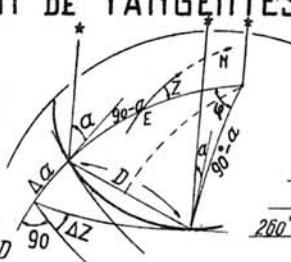
Para quienes prefieran en vez de alineación de escalas, gráficos de redes de líneas cruzadas, que no requieren el empleo de la regla, hemos trazado otro gráfico, en el que se entra por abajo, con la distancia en millas o kilómetros, y se sube hacia la izquierda hasta cruzar la curva de altura, que son las de línea continua que suben hacia la derecha, o interpolando a ojo entre ellas.

El punto así determinado da  $\Delta a$  entre las



# CORRECCION DE TANGENTES A CIRCULOS DE ALTURA

$$\begin{aligned} \operatorname{sen} \frac{1}{2} \psi &= \operatorname{sec} \alpha \operatorname{sen} \frac{1}{2} D \\ \operatorname{tg}(\alpha - \Delta \alpha) &= \operatorname{tg} \alpha \cos \psi \\ \operatorname{sen} \Delta Z &= \operatorname{sen} \alpha \operatorname{sen} \psi \end{aligned}$$



horizontales, y  $\Delta Z$  entre las curvas de punto y trazo.

Esta construcción que se adapta a la representación de dependencias de cualquier ley matemática o empírica ha permitido extender, sin

error fundamental, las distancias hasta las 1.000', más de 1.800 kilómetros.

Para valores pequeños que amontonan las líneas en el origen izquierdo debe emplearse la regla de doblar o decuplicar la distancia.