## determinación de peso y balance vacio

AVIÓN

| MATRICULA | CC-AFB |  |  | FECHA PESAJE | Lunes, 26 de Marzo de 2012 |
| :---: | :---: | :---: | :---: | :---: | :---: |
| FABRICANTE | Cessna Aircraft Company |  | 172S10835 | EQUIPO EMPL. | Balanzas electrónicas SATRUE, Modelo |
| MODELO | 172 S | No Serie |  |  | Calibradas el 23 de Mayo 2011 |
| Cerrif. de Tipo |  |  |  | NIVELADO | Left side of Tailcone at 108.0 inches and 142.0 inches aft of datum |
|  | sion 82 | Decembe | , 2011 | DATUM | Lower portion of front face of firewall |

PESOS Y BRAZOS MEDIDOS EN CONFIGURACIÓN CONFORME A LISTA DE EQUIPAMIENTO INSTALADO

| APOYOS | PESO <br> $(\mathrm{kgs})$ | TARA <br> $(\mathrm{kgs})$ | NETOS <br> $(\mathrm{lbs})$ | BRAZO <br> $(\mathrm{in})$. | MOMENTO <br> $($ (lbs.-in) |
| :--- | :---: | :---: | :---: | :---: | :---: |
| Rueda Derecha | 294,0 | 0,00 | 648,3 | 58,44 | $37.884,9$ |
| Rueda Izquierda | 302,0 | 0,00 | 665,9 | 58,44 | $38.915,8$ |
| Rueda de nariz | 203,0 | 0,00 | 447,6 | $-6,59$ | $-2.949,8$ |
| TO TA L |  | 799,00 |  | $1.761,8$ |  |

DERIVACIÓN CALCULADA A PESO Y POSICIÓN C. G. VACíO


## CONCLUSION

Rango de C.G. VACIO No tiene. C.G. para un ejemplo de configuracion de carga Crítica Delantera y Crítica Trasera se encuentra dentro del rango longitudinal indicado en el T.C. , y se muestra en el ejemplo impreso al reverso.


CÁLCULO POSICIÓN DE C.G. PARA UNA CONFIGURACIÓN DE CARGA CRÍTICA DELANTERA

| Concepto |  |  | NETOS (Lbs.) | BRAZO <br> (in.) | $\begin{gathered} \text { MOMENTO } \\ (\text { Lbs.-in) } \\ \hline \end{gathered}$ |
| :---: | :---: | :---: | :---: | :---: | :---: |
| AVION VACIO |  |  | 1.779,80 | 41,96 | 74.678,90 |
| (+) Pilot and copilot | 2 | 170 lbs. c/u | 340,00 | 40,00 | 13.600,00 |
| (+) Passenger | 0 | 170 lbs. c/u | 0,00 | 73,00 | 0,00 |
| (+) Engine Oil |  | 0 U.S. qt. | 0,00 | -13,10 | 0,00 |
| (+) Fuel, Most Forward (AVGAS 100/130) |  | 3 gal . | 18,00 | 48,00 | 864,00 |
| (+) Cargo |  | 0 lbs . | 0,00 | 95,00 | 0,00 |
|  |  |  | 2.137,8 | 41,7 | 89.142,9 |

Capacidad de peso disponible
Rango C.G. para este PESO
DENTRO DE LIMITES

412,20 lbs.
36,88 in a $\quad \underline{47,30}$ in

CÁLCULO POSICIÓN DE C.G. PARA UNA CONFIGURACIÓN DE CARGA CRÍTICA TRASERA

| Concepto |  |  | $\begin{aligned} & \text { NETOS } \\ & \text { (Lbs.) } \end{aligned}$ | $\begin{gathered} \hline \text { BRAZO } \\ \text { (in.) } \\ \hline \end{gathered}$ | $\begin{gathered} \hline \text { MOMENTO } \\ (\text { Lbs. } \mathrm{in}) \\ \hline \end{gathered}$ |
| :---: | :---: | :---: | :---: | :---: | :---: |
| AVION VACIO |  |  | 1.779,80 | 41,96 | 74.678,90 |
| (+) Pilot and copilot | 1 | 170 lbs. c/u | 170,00 | 40,00 | $6.800,00$ |
| (+) Passenger | 2 | 170 lbs. c/u | 340,00 | 73,00 | 24.820,00 |
| ( + ) Engine Oil |  | 0 U.S. qt. | 0,00 | -13,10 | 0,00 |
| (+) Fuel, Most AFT (AVGAS 100/130) |  | 43 gal . | 258,00 | 48,00 | 12.384,00 |
| (+) Cargo |  | 2,2 lbs. | 2,20 | 125,00 | 275,00 |
|  |  |  | 2.550,0 | 46,7 | 118.957,9 |

Capacidad de peso disponiblę
Rango C.G. para este PESO

## DENTRO DE LIMITES

$0,01 \mathrm{lbs}$.
$\mathrm{a} \quad \underline{47,30} \mathrm{in}$

