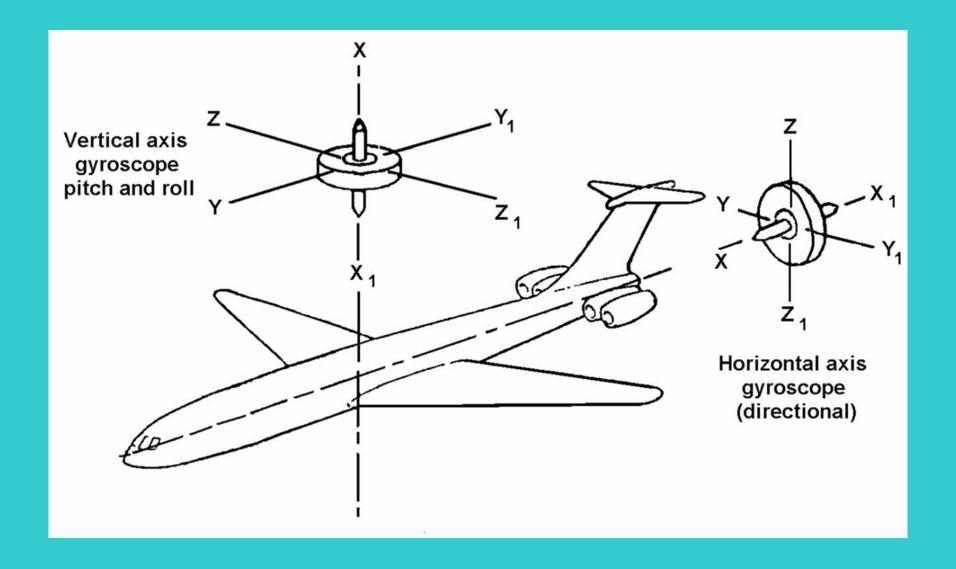
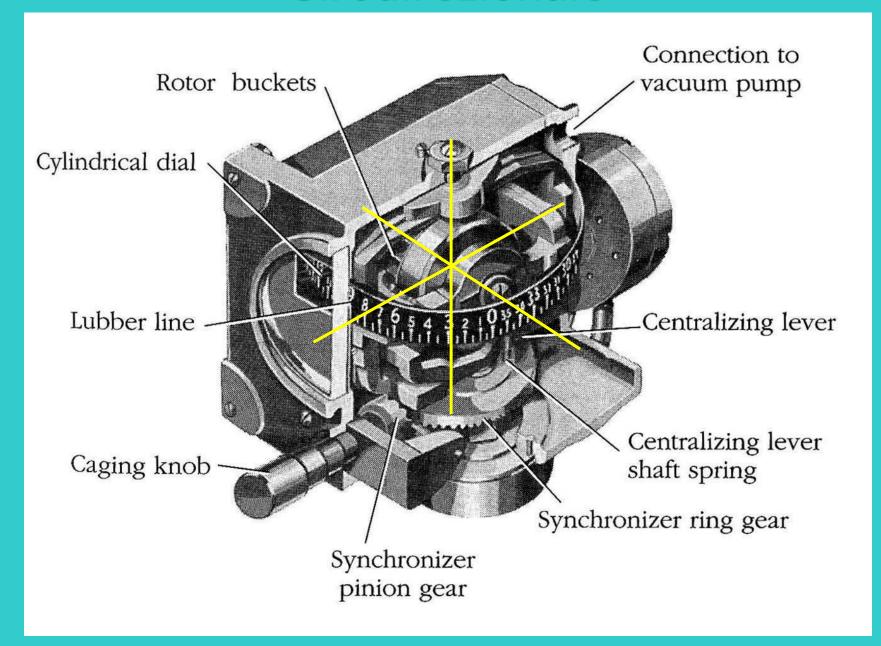
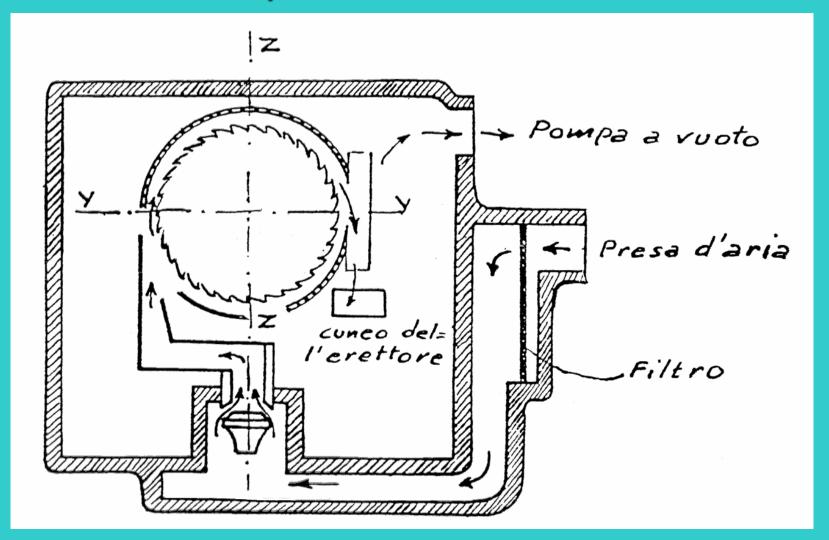
Strumenti per misurare gli angoli



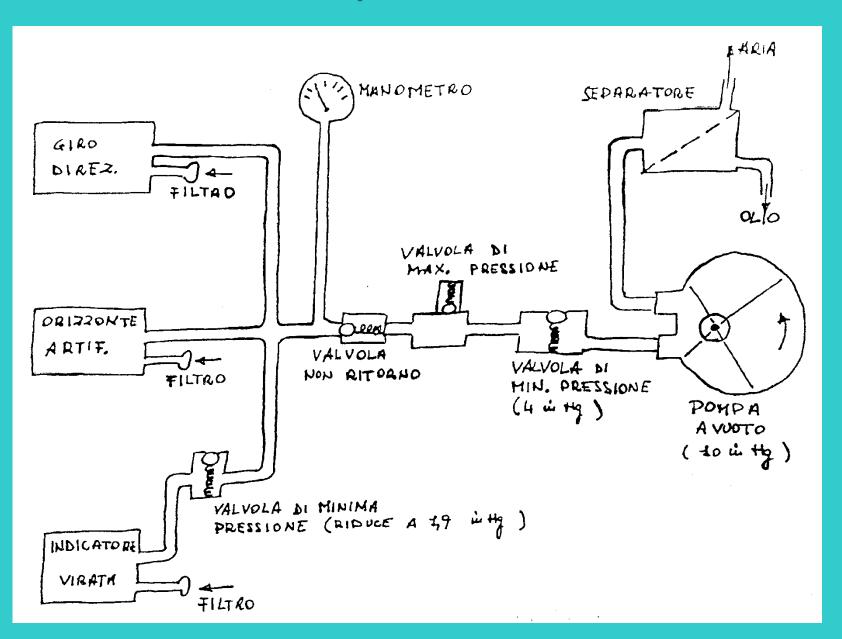
Girodirezionale



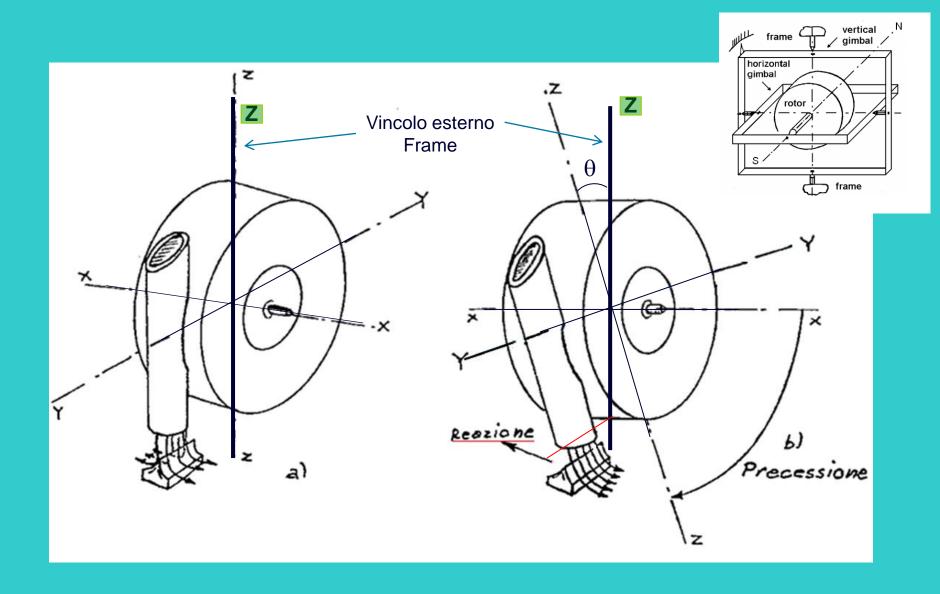
Girodirezionale a movimentazione pneumatica



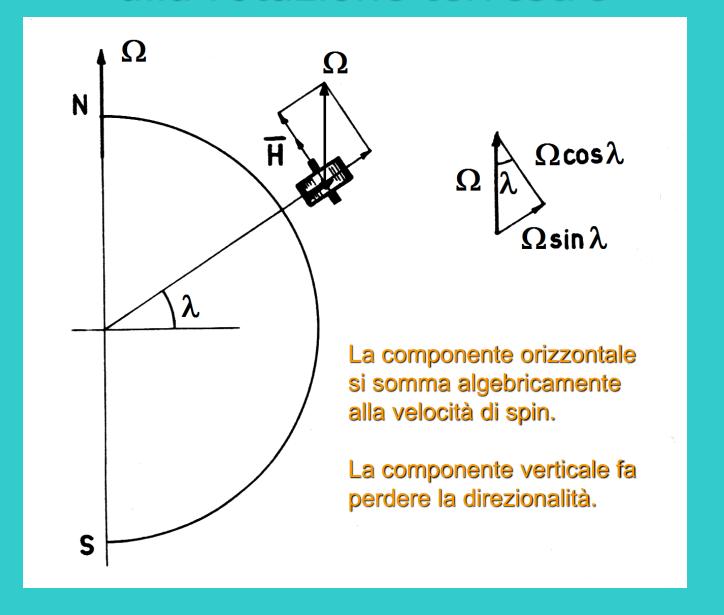
Pompa a vuoto



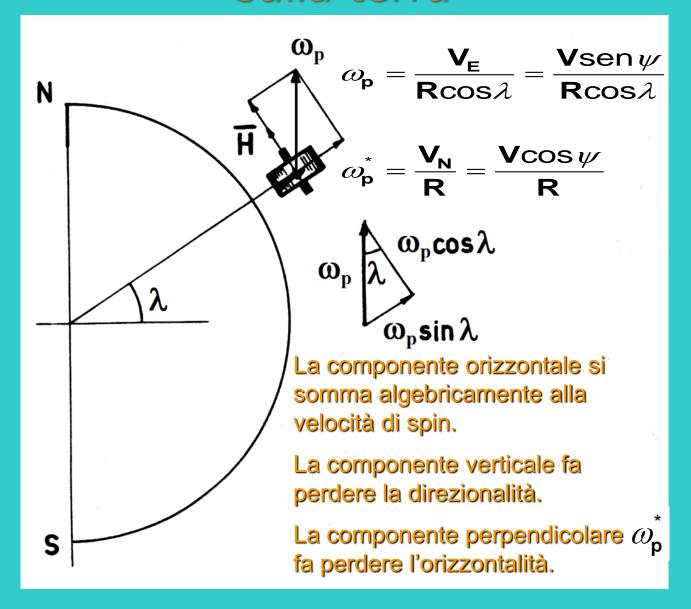
Meccanismo erettore



Precesssione apparente dovuta alla rotazione terrestre



Precessione apparente dovuta al trasporto sulla terra



Precessione complessiva di un girodirezionale

$$\omega_{p} = (\Omega \pm \frac{\mathbf{V} \operatorname{sen} \psi}{\mathbf{R} \operatorname{cos} \lambda}) \operatorname{sen} \lambda$$

$$\omega_{p}^{*} = \frac{\mathbf{V}\cos\psi}{\mathbf{R}}$$

I due termini di precessione apparente possono sommarsi algebricamente a effetti dovuti tipicamente alla precessione effettiva dovuta a momenti d'attrito agenti sui perni o a momenti dovuti alla posizione del baricentro non collocato sull'asse di rotazione.

Effetti della precessione di un girodirezionale

$$\omega_{p} = (\Omega \pm \frac{\mathbf{V} \operatorname{sen} \psi}{\mathbf{R} \cos \lambda}) \operatorname{sen} \lambda$$

In generale lo scostamento dal riferimento terrestre dovuto a ω_p non è recuperabile automaticamente, ma deve intervenire il pilota che, con regolarità, corregge le indicazioni del girodirezionale consultando la bussola magnetica.

Il girodirezionale si dice quindi che sia uno strumento di corto periodo mentre la bussola sia uno strumento di lungo periodo.

Effetti della precessione di un girodirezionale

$$\omega_{p}^{*} = \frac{\mathbf{V}\cos\psi}{\mathbf{R}}$$

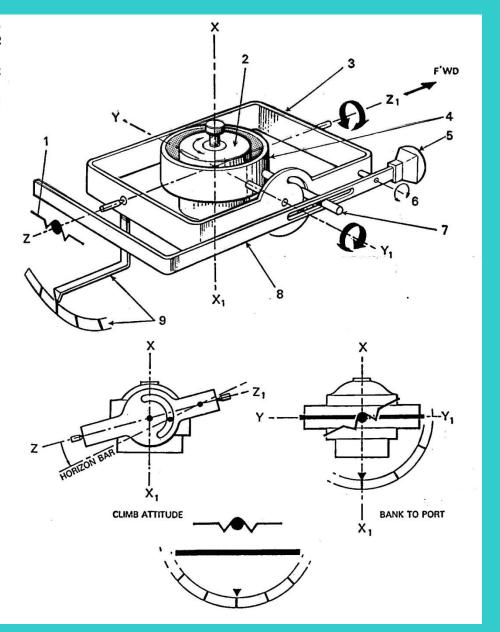
In generale lo scostamento dal riferimento terrestre dovuto a $\omega_{\mathbf{p}}^{\star}$ è recuperabile automaticamente attraverso il sistema erettore, come pure l'eventuale contributo dovuto a un momento d'attrito attorno all'asse di rotazione del telaio esterno rispetto alla cassa dello strumento durante un mutamento di prua.

Quadrante di girodirezionale



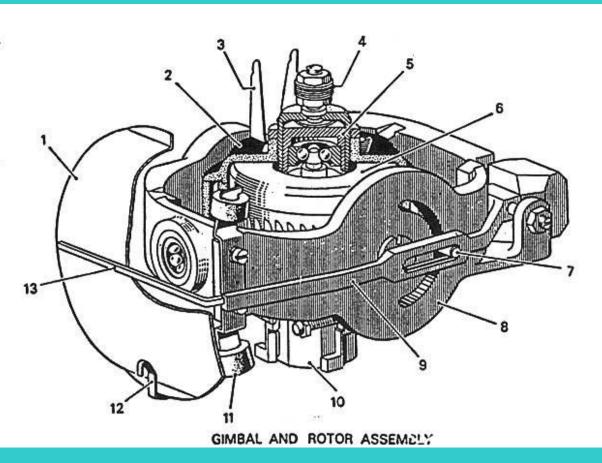
Orizzonte artificiale

Figure 4.10 Principle of gyro horizon. I Symbolic aircraft, 2 rotor. 3 outer ring, 4 inner ring, 5 balance weight, 6 pivot point, 7 actuating pin, 8 horizon bar, 9 roll pointer and scale.

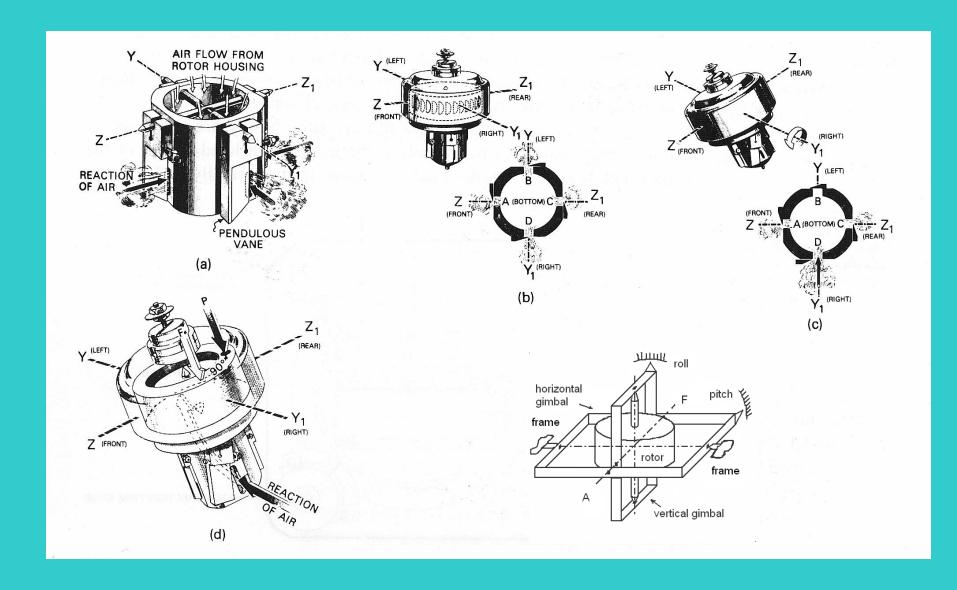


Orizzonte artificiale pneumatico

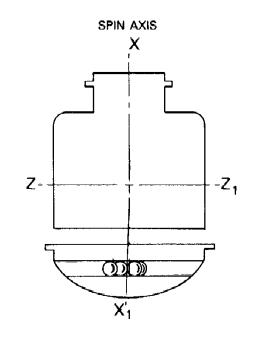
Figure 4.11 Pneumatic type of gyro horizon. 1 Sky plate,
2 inner gimbal ring, 3 resilient stop, 4 balance nut,
5 temperature compensator,
6 rotor, 7 actuating pin, 8 outer gimbal ring, 9 actuator arm,
10 pendulous vane unit,
11 buffer stops, 12 bank
pointer, 13 horizontal bar.

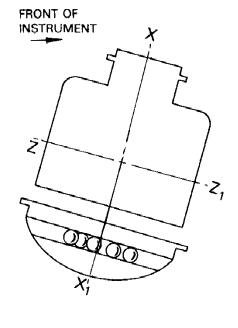


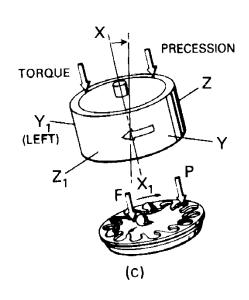
Sistema erettore

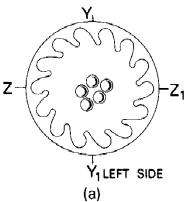


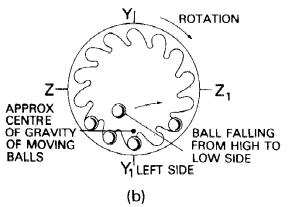
Sistema erettore



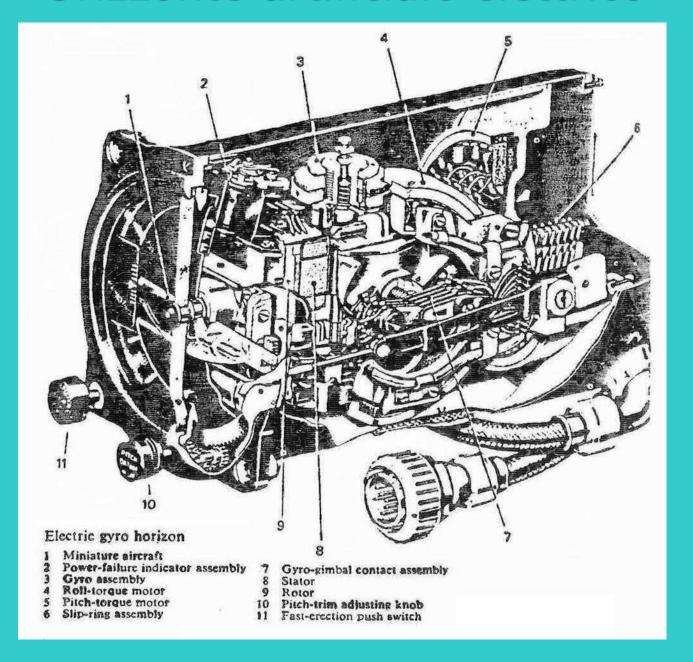




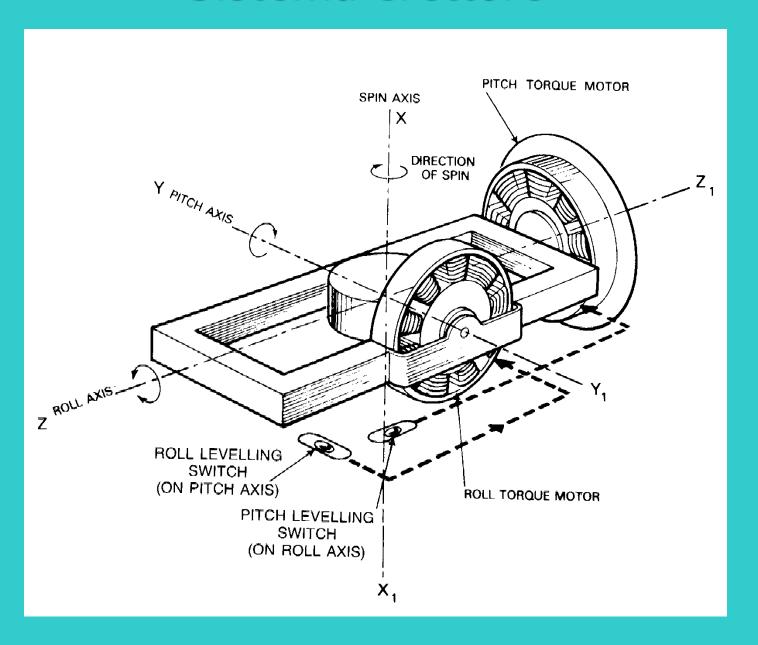




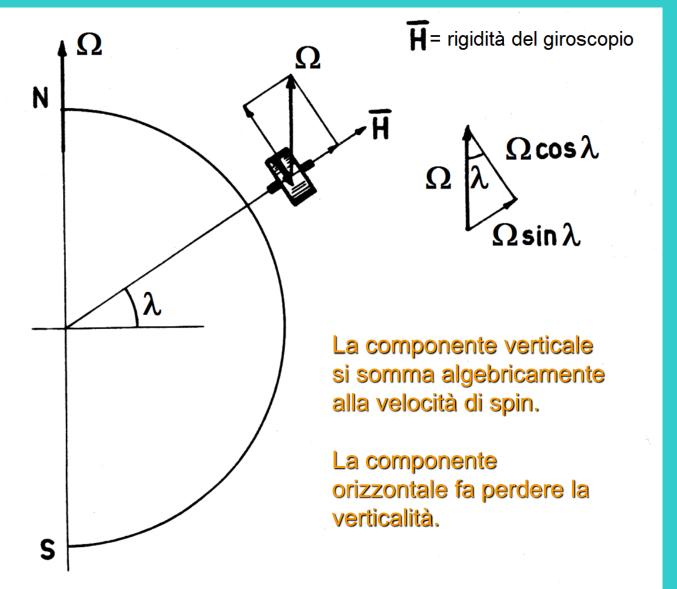
Orizzonte artificiale elettrico



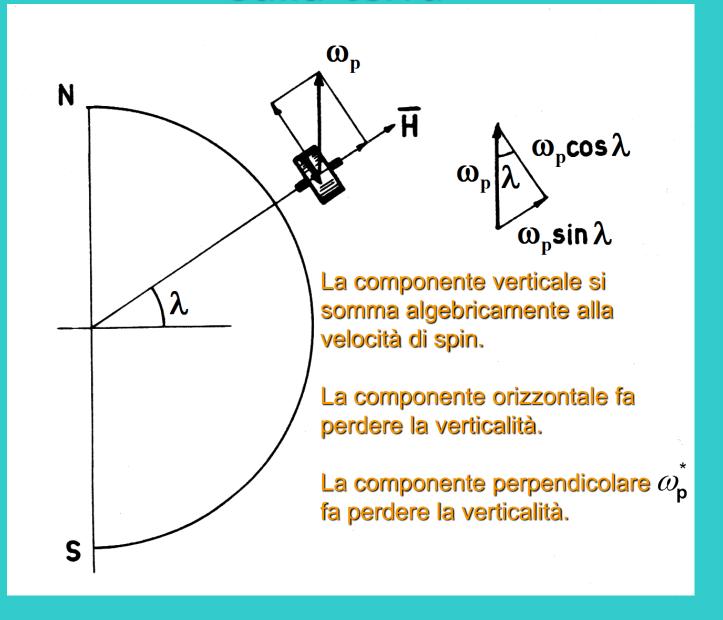
Sistema erettore



Precessione apparente dovuta alla rotazione terrestre



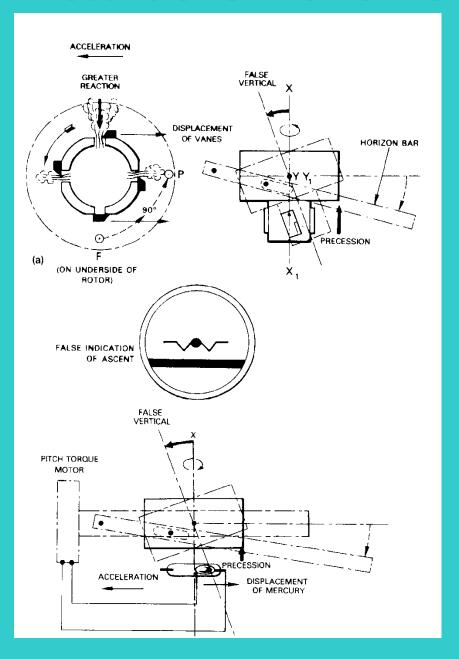
Precessione apparente dovuta al trasporto sulla terra



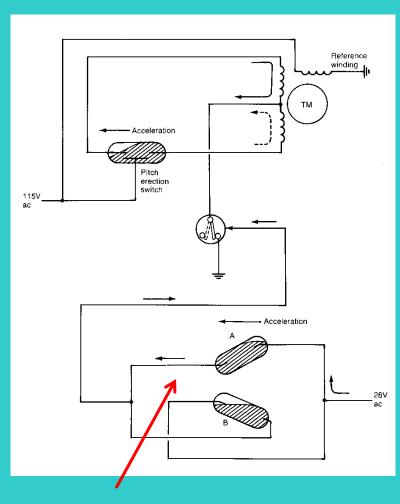
Precessione apparente dell'orizzonte artificiale

Le precessioni apparenti che scosterebbero l'asse di spin dalla verticale locale vengono annullate dai sistemi erettori. I sistemi erettori, di tipo pendolare, tendono però a far allineare l'asse di spin con la verticale apparente locale, cioè la direzione risultante dalla composizione della forza peso con le forze di inerzia. Bisogna quindi neutralizzarli quando necessario.

Effetti delle manovre

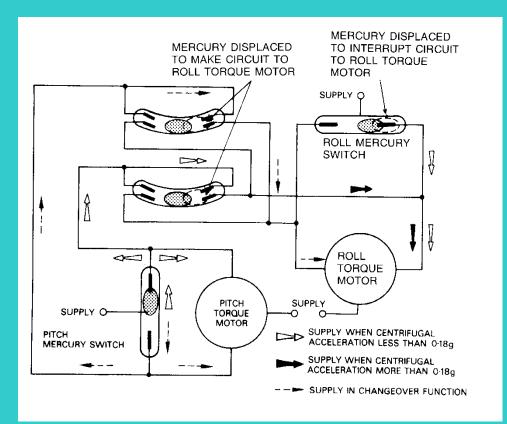


Effetti delle manovre

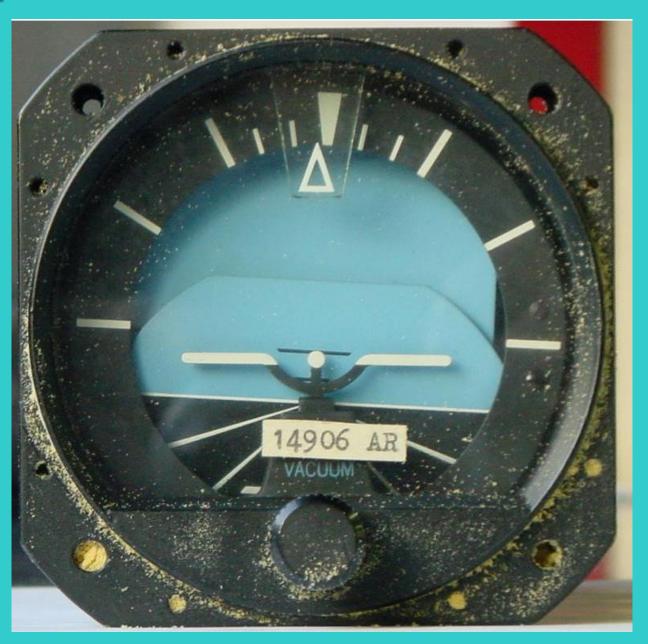


Circuito di cut-out

Pitch-roll erection



Quadrante di orizzonte artificiale



Quadrante di orizzonte artificiale

