Filtre de Kalman

ESTIMATION DE L'INCERTITUDE DE POSITION D'UN AUV AVEC HYPOTHESE DE LA VÉRITÉ TERRAIN

Sommaire

- Contexte
- Formalisation
- Résultats
- Ouverture

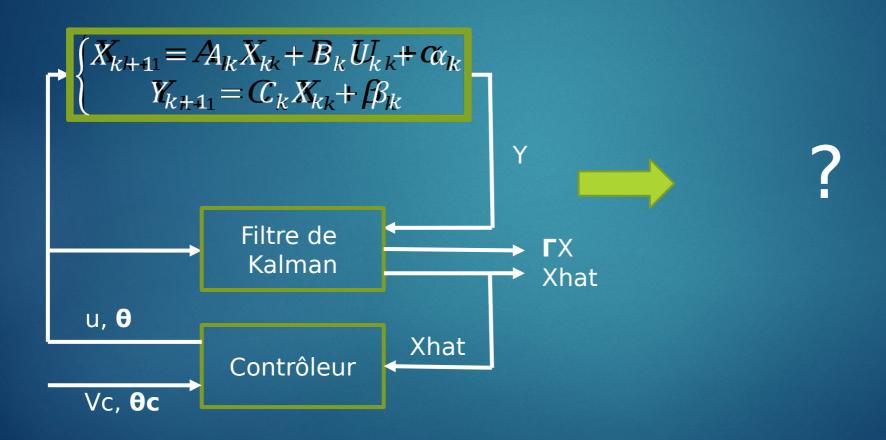
Filtre de Kalman - Contexte

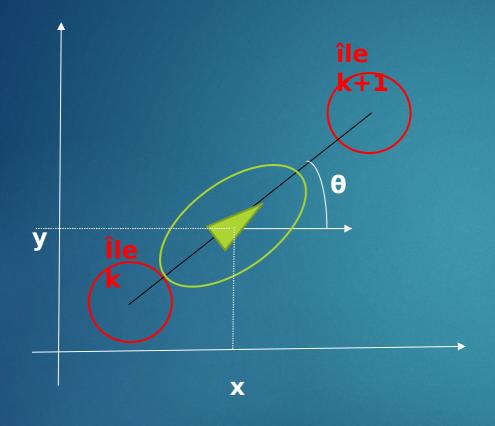


Hypothèses:

- Système linéaire
- Bruit d'état et d'observation gaussiens

Objectif : Estimer l'ellipsoïde de confiance en position de l'AUV à l'issue d'une mission donnée avant qu'elle ne se déroule.



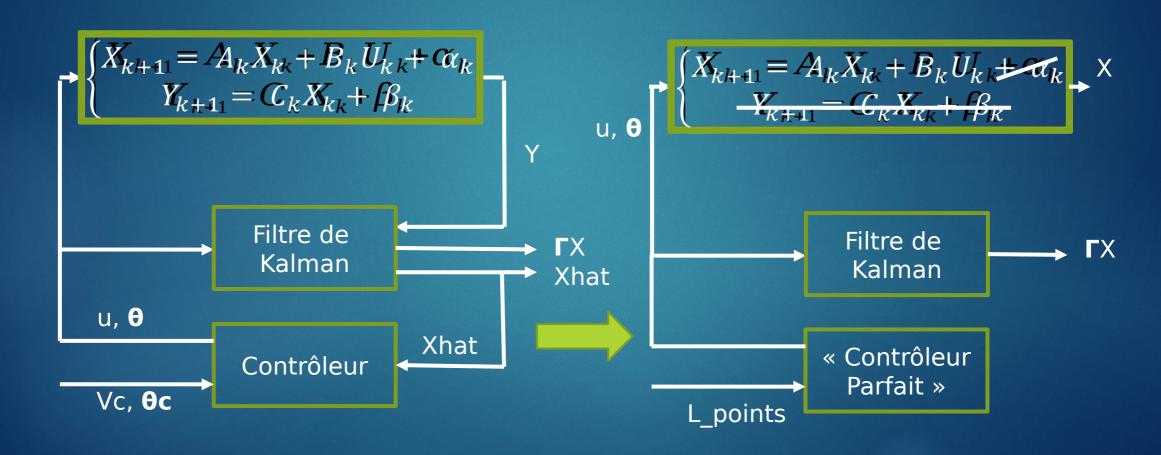


Hypothèses:

- Iles ponctuelles
- "vérité terrain" : Trajectoire connue exactement

Objectif:

Estimer l'ellipsoïde d'incertitude en position au bout d'un déplacement en triangle



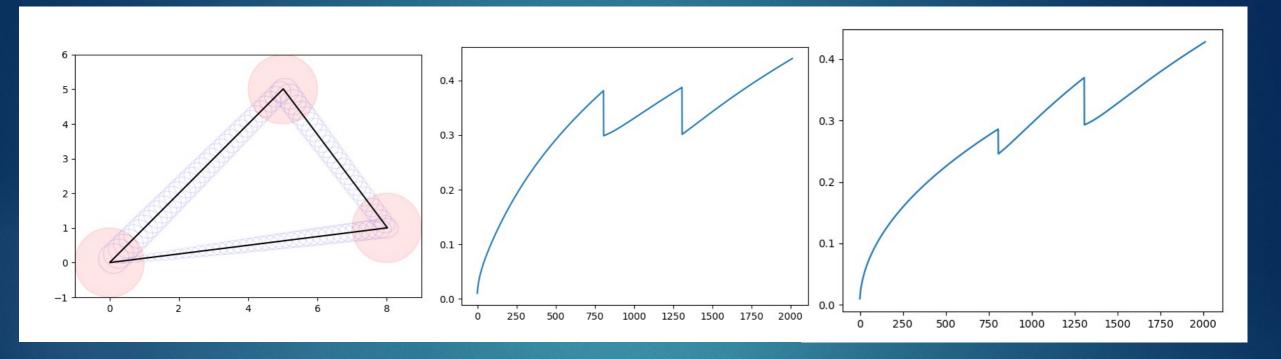
$$\begin{cases} X_{k+1} = A_k X_{kk} + B_k U_k J + \alpha \alpha_k \\ Y_{k+1} = C_k X_{kk} + B_{kk} \end{cases} \qquad \begin{cases} \dot{x} = v_0 \cos(\theta) + \alpha_1 x_1 \\ \dot{y} = v_0 \sin(\theta) + \alpha_2 x_2 \\ \dot{v} = u = v_0 + \alpha_3 \end{cases}$$

$$\begin{cases}
\dot{x} = v \cos(\theta) + \alpha_1 x_1 \\
\dot{y} = v \sin(\theta) + \alpha_2 x_2 \\
\dot{v} = u - v + \alpha_3
\end{cases}$$

$$X_{k} = \begin{pmatrix} x \\ y \\ v \end{pmatrix} \quad A_{k} = \begin{pmatrix} 1 & 00 & cdtcos(\theta\theta) \\ 0 & 11 & cdtsin(\theta\theta) \\ 0 & 0 & 1 = dt \end{pmatrix} \quad B_{k} = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{pmatrix} \quad \begin{array}{c} \alpha_{k} \sim N(0, \sigma_{\alpha}) \\ \beta_{k} \sim N(0, \sigma_{\beta}) \\ \end{array}$$

$$C_{k,GPS} = \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \end{pmatrix} \quad \begin{array}{cccc} 1 & 0 & dtcos(\theta) \\ \Gamma_k = 0 & 1 & dtsin(\theta) \\ 0 & 0 & 1 - dt \end{array}$$

Filtre de Kalman - Résultats



Ouverture