## Zusammenfassung Modellbildung und Systemidentifikation

## 1. Grundlagen

## 1.1 Norm

Motivation: Maß für Fehler ist notwendig

Eigenschaften:

- Abbildung von Vektor auf reelle Zahl
- $||x|| = 0 \leftrightarrow x = 0$
- $||\alpha \cdot x|| = |\alpha| \cdot ||x||$   $||x + y|| \le ||x|| + ||y||$

## Beispiele:

Euklische Norm (2-Norm): 
$$||x||_2 = \sqrt{\sum\limits_{i=1}^n x_i^2}$$

Summennorm (Betragsnorm): 
$$||x||_1 = \sqrt{\sum_{i=1}^{n} |x_i|}$$

$$\text{Maximumsnorm}: ||x||_{\infty} = \max_{i} |x_{i}|$$

#### Matrixnormen

Matrixnorm heißt verträglich mit Vektornorm wenn:

$$||A \cdot x|| \le ||A|| \cdot ||x||$$

(A: Matrix, V: Vektor)

Durch Vektornorm induzierte Matrixnorm:

$$||A|| := \max_{x \neq 0} \frac{||A \cdot x||}{||x||}$$

(A: Matrix, V: Vektor)

Bsp: Spektralnorm (induziert durch 2-Norm):

$$||A||_2 = \max = \max_{||x||_2 = 1} ||A \cdot x|| = \sqrt{\{\lambda(A^T \cdot A)\}}$$

wobei  $\lambda$  die Singulärwerte der Matrix A sind.

Bsp für nicht induzierte Norm: Frobenius-Norm:

$$||A||_F = \sqrt{trace(A^T \cdot A)}$$

## 1.2 Dynamische Systeme

- mind 1 Eingang, mind 1 Ausgang, enthält "Gedächtnis" (=Energiespeicher)
- linear, wenn Superpositionsprinzip gilt:

$$G(\alpha_1 u_1 + \alpha_2 u_2) = \alpha_1 \cdot G \circ u_1 + \alpha_2 \cdot G \circ u_2 \text{ mit } \alpha_1, \alpha_2 \in \mathbb{R}$$

- **zeitinvariant**, wenn beliebige zeitl. Verschiebung von Eingangssignal entsprechende zeitl. Verschiebung am Ausgang bewirkt
- nicht-parametrische Modellierung: Sprungantwort, Impulsantwort, Frequenzgang

#### 1.2.1 Parametrische Modelle

#### Zustandsraumdarstellung aus physikalischem Modell

physikalische Modellierung  $\rightarrow$  DGL (evtl. Linearisierung um Ruhelage)

 $\rightarrow$  Laplace-Transformation

$$G(s) = \frac{b_m s^m + b_{m-1} s^{m-1} + \dots}{s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots}$$

 $\rightarrow$  Zustandsraummodell mit Systemmatrizen  $A_c$   $B_c$   $C_c$ 

$$A_c = \begin{pmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \\ -a_0 & -a_1 & \dots & -a_{n-1} \end{pmatrix} B_c = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ \dots \\ 1 \end{pmatrix} C_c = \begin{pmatrix} b_0 & \dots & b_m & 0 & \dots & 0 \end{pmatrix}$$

Abtastung liefert diskretes Modell:

$$x[k+1] = A_d x[k] + B_d u[k]$$
$$y[k] = C_d x[k]$$

Diskretisierung des zeitkontinuierlichen Modells über Berechnung der Systemmatrizen:

Annahmen:

• Abtastung zu Zeitpunkten  $t = k * \Delta t$ 

• Stückweise konstantes Eingangssignal

$$A_d = e^{A_c \cdot \Delta t}$$

$$B_d = B_c \cdot \int_{\tau}^{\Delta t} e^{A_c \cdot \tau} d\tau$$

$$C_d = C_c$$

## 1.3 Modellarten

u(z): Systemeingang, v(z): Fehler

Klassifikation nach Störung

AR (autoregressives System)

$$y = \frac{1}{C(z)} \cdot v$$

MA (Moving Average)

$$y = D(z) \cdot v$$

ARMA (autoregressiv + moving average)

$$y = \frac{D(z)}{C(z)} \cdot v$$

ARX (autoregressive with external input)

$$y = \frac{B(z)}{A(z)}u + \frac{1}{A(z)}v$$

AR MAX (autoregressive with external input)

$$y = \frac{B(z)}{A(z)}u + \frac{D(z)}{A(z)}v$$

Klassifikation nach determ. Eingang (Ausgangsfehler-Modell):

 $\mathbf{FIR}$ 

$$y = B(z)u + v$$

OE (output error)

$$y = \frac{B(z)}{A(z)}u + v$$

BJ (Box-Jenkins)

$$y(z) = \frac{B(z)}{A(z)} \cdot u + \frac{D(z)}{C(z)} \cdot v$$

## 2. Methode der kleinsten Fehlerquadrate

Gegeben: Messdatenpaare, Modell y = f(u, a)

Ziel: Finde Parameter a, so dass  $y_i \approx f(u_i, a)$  für Daten möglichst gut erfüllt wird

ightarrow Überbestimmtes Problem ightarrow Minimierung von Modellfehler

$$\epsilon_i = y_i - f(u_i, a)$$

Gütekriterium: quadratischer Fehler

$$L(a) = \sum_{i=1}^{N} \epsilon_i^2 = \epsilon^T \cdot \epsilon$$

## 2.1 MkQ für Statische Systeme

## Parameterlineare Modelle

**Prinzip:** Kostenfunktion  $\epsilon^T \cdot \epsilon$  definieren und minimieren (Variante: Gewichtete Kostenfunktion)

 $mit \ \epsilon = Messwert - Modell$ 

Gleichungssystem in Matrix-Form mit n Messwerten:

$$\begin{pmatrix} y_1 \\ \dots \\ y_n \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \varphi^T(u_1) \\ \dots \\ \varphi^T(u_n) \end{pmatrix} \begin{pmatrix} a_1 \\ \dots \\ a_n \end{pmatrix}$$

 $y = \phi \cdot \phi$ 

Fehlerfunktion:  $L(a) = \epsilon^T \epsilon = (y - \Phi a)^T (y - \Phi a) = y^T y - 2y^T \Phi a + (\Phi a)^T \Phi a$ 

Partielle Ableitung nach a<br/>: $L'(a) = -2y^T\Phi + 2a^T\Phi^T\Phi \stackrel{!}{=} 0$ 

$$y^T \Phi = a^T \Phi^T \Phi$$
$$\Phi^T y = \Phi^T \Phi a$$

$$a = (\phi^T \cdot \phi)^{-1} \cdot \phi^T \cdot y = \phi^+ \cdot y$$

Singulärwertzerlegung (SVD) kann für einfache Berechnung von  $\phi^+$  genutzt werden:

$$\phi = U \cdot \Sigma \cdot V^T \rightarrow \phi^+ = V \cdot \Sigma^+ \cdot U^T$$

Gleichung umstellen ergibt Lösung:

mit 
$$\Sigma^{+} = diag(\frac{1}{\sigma_{1}}, \frac{1}{\sigma_{2}}, ..., \frac{1}{\sigma_{n}}, 0, ..., 0)$$

## ParameterNICHTlineare Modelle

Ansatz wie bei parameterlinearen Modellen.

Problem: nichtlineare Gleichungen, Minimum nicht so einfach bestimmbar

Lösung: Linearisierung der Fehlergleichung (in jedem Iterationsschritt)

Statt  $\epsilon$  wird  $\epsilon + \Delta \epsilon$  minimiert:

$$\epsilon + \Delta \epsilon = \underbrace{y - f(u, a)}_{\epsilon} \underbrace{-\frac{\partial f}{\partial a}(u, a) \cdot \Delta a}_{\Delta \epsilon}$$

## Gauß-Newton-Verfahren (ggf. mit Dämpfungsfaktor)

- Iterationsvorschrift:  $a_{i+1} = a_i + \Delta a_i = a_i + J_i^T(y f(u, a_i))$
- keine gesicherte Konvergenz
- $\rightarrow$  mit Dämpfungsfaktor  $\alpha$ :  $a_{i+1} = a_i + \alpha J_i^T (y f(u, a_i))$

## Gradientenverfahren (line search)

- Iterationsvorschrift:  $a_{i+1} = a_i + \alpha (\frac{\partial f}{\partial a}(u, a_i))^T \epsilon$   $\alpha$  so wählen, dass L minimal wird

## Levenberg-Marquardt-Algorithmus

- robuster als Gauß-Newton-Verfahren  $\rightarrow$  Formel siehe Skript

## 2.2 MkQ für Dynamische Systeme

## Dynamisch zeitdiskrete Systeme

• Differenzengleichung für ARX Modell der Form:

$$y[k] = b_m u[k-m] + b_{m-1} u[k-m+1] + \dots + b_0 u[k] + \epsilon[k] - (a_n y[k-n] + \dots + a_1 y[k-1])$$

- (Sonderfall: FIR mit  $y[k] = b_m u[k-m] + b_{m-1} u[k-m+1] + \cdots + b_0 u[k]$ ; Spezialfall Output-Error Modell)
- Gleichungssystem in Matrix-Form:

$$\underbrace{\begin{pmatrix} y[l] \\ y[l+1] \\ \dots \\ y[N-1] \end{pmatrix}}_{Y_{N-1}} = \underbrace{\begin{pmatrix} -y[l-1] & \dots & -y[l-n] & u[l] & \dots & u[l-m] \\ -y[k] & \dots & -y[l-n+1] & u[l+1] & \dots & u[l-m+1] \\ \dots & \dots & \dots & \dots & \dots \\ -y[N-2] & \dots & -y[N-1-m] & u[N-1] & \dots & u[N-1-m] \end{pmatrix}}_{\Phi_{N-1}} \underbrace{\begin{pmatrix} a_1 \\ \dots \\ a_n \\ b_1 \\ \dots \\ b_m \end{pmatrix}}_{a_{N-1}} + \underbrace{\begin{pmatrix} e[l] \\ \dots \\ e[N-1] \end{pmatrix}}_{\epsilon_{N-1}}$$

$$Y_{N-1} = \Phi_{N-1} a_{N-1} + \epsilon_{N-1}$$

• Lösung (Minimierung von  $\epsilon_{N-1}$ ):

$$a_{N-1} = \Phi_{N-1}^+ Y_{N-1}$$

## 2.3 Dynamisch zeitkontinuierliche Systeme

Ausgangspunkt DGL:

$$y(kT) = \begin{pmatrix} -y'(kT) & \dots & -y^{(n)}(kT) & u(kT) & \dots & u^{(m)}(kT) \end{pmatrix} \begin{pmatrix} a_1^c \\ \dots \\ a_n^c \\ b_0^c \\ \dots \\ b_m^c \end{pmatrix}$$

Problem: Ableitungen beschaffen

Beschaffung von Zeitableitungen:

- a) Finite Differenzen (Vorwärts/Rückwärtsdifferenzenquotient)
- $y'(kT) \approx \frac{y(kT) y((k-1)T)}{T}$

• 
$$y'(kT) \approx \frac{y((k+1)T) - y(kT)}{T}$$

Nachteil: Störanfällig, Messrauschen wird verstärkt, schlecht geeignet für höhere Ableitungen

b) Filterung von Ein- und Ausgangssignalen

Idee: Ausnutzen von Eigenschaften des Faltungsoperators

$$d/dt(x(t)*g(t)) = x(t)*d/dt(g(t))$$
 (g(t): Impulsantwort)

Zustandsvariablenfilter mit Ansatz:

$$F(s) = \frac{f_0}{f_0 + f_1 s + \dots + s^n}$$

Adaptives Zustandsvariablenfilter

Iterationsvorschrift:

- Schätzung Nennerpolynom  $\hat{a}_i$
- Anpassung der Filterkoeffizienten  $f_i=\hat{a}_i$

z.B. Butterworth-Filter

## Wann sind physikalische Parameter vollständig identifizierbar?

- Anzahl physikalischer Parameter  $n_p = n + m + 1$  (Anzahl Modellparameter)
- Jacobi-Matrix  $\partial f/\partial p$  ist regulär

## 2.5 Rechentechnische Umsetzung der MkQ

- Cholesky-Zerlegung von  $\phi$  (in Dreiecksmatrizen) vereinfacht Lösung von  $a=\Phi y;$  nur ca. 50% Rechenaufwand im Vgl. zu Gauss
- Orthogonalisierungsverfahren, Konditionierung, QR-Zerlegung -> siehe Skript

#### 2.5.3 Rekursive MkQ

Herleitungsansatz: Ausgehend von  $a_n$  ergibt sich mit der nächsten Messung  $a_{n+1}$  und damit  $\Phi_{N+1} = \begin{pmatrix} \Phi_N \\ \varphi_{N+1}^T \end{pmatrix} \to 2$  Seiten Herleitung ergibt Iterationsvorschrift:

$$a_{N+1} = \underbrace{a_N}_{\text{vorheriger Parametervektor}} + \gamma_N \left( \underbrace{y[N+1]}_{\text{neuer Messwert}} - \underbrace{\Phi_{N+1}^T a_N}_{\text{vorhergesagter Ausgang}} \right)$$

Vorteile der rekursiven MkQ:

- Matrix-Inversion gespart
- Rechenaufwand konstant, unabhängig von Menge der Daten
- Rechenaufwand geringer
- online implementierbar
- deutlich weniger Speicherbedarf (vorheriger Parametervektor, aktueller Messwert)

#### Wahl der Startwerte

a) Nicht-rekursive MkQ

Nachteile:

- Warten bis N Werte vorhanden sind (N > n + m + 1)
- $P_n^{-1}$  muss erst rechenaufwendig bestimmt werden
- b) Wahl von Standardwerten  $a_0=0$  und  $P_0^{-1}=\alpha I$

## 2.5.4 Rekursive MkQ mit exponentiell nachlassendem Gedächtnis

• mit Wichtungsmatrix

$$W_N = \begin{pmatrix} \lambda^{N-1} & & & \\ & \ddots & & \\ & & \lambda & \\ & & & 1 \end{pmatrix}$$

- ältere Messwerte beeinflussen aktuelle Schätzung immer weniger (werden 'vergessen')
- Ausgleich von Arbeitspunktwechsel oder Störungen

## 2.6 Identifikation nicht-linearer Systeme

Wiener-Modell: dynamisch lineares System + nicht-linear statisches System

#### Hammerstein-Modell

• nicht-linear statisches System + dynamisch lineares System

Einfacher Ansatz für nicht-Linearität:  $\widetilde{u}[k] = r_0 + r_1 \cdot u[k] + ... r_p \cdot u[k]^p$ 

Ergibt lineares Modell mit mehreren Eingängen, darstellbar in der Form  $y[k] = \phi a$ :

## 2.7 Modifikationen der MkQ

## 2.7.1 Totale MkQ (orthogonale Regression)

Minimierung des Fehlers der Ausgangsdaten  $\epsilon$  und des Fehlers der Eingangsdaten F:

$$y+\epsilon = (\Phi+F)a \to \begin{bmatrix} \begin{pmatrix} \Phi & y \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} F & \epsilon \end{bmatrix} \end{bmatrix} \begin{pmatrix} a \\ -1 \end{pmatrix} = 0$$

=> Minimierung von Fehler  $(F \quad \epsilon)$  im Sinne der Frobeniusnorm

#### Einschub: Singulärwertzerlegung

Man kann Matrizen unter gewissen Vorraussetzungen folgendermaßen zerlegen:

$$C = U\Sigma V^T$$

- Approximation von C durch "wegwerfen" von unteren Elementen aus  $\Sigma$
- Anwendung: Kompression

## 2.7.2 Methode der Hilfsvariablen

Anwendung: Beseitigung des Mittelwertes/Bias des Ausgangsfehlers

Prinzip: Multiplikation der Modellfehlergleichung mit sog. Hilfsvariablen:  $W^T\epsilon=W^Ty-W^T\Phi a$ 

W ist so wählen, dass Spalten unkorreliert mit  $\epsilon$  sind.

=> Lösung der modifizierten Normalengleichung:  $a_N = (W^T \Phi)^{-1} W^T y$ 

#### Ablauf:

- 1. Schätzen von Parametervektor mit MkQ:  $\hat{a}=\Phi^+ y$
- 2. Simulation des Models  $\hat{y} = \Phi \hat{a}$
- 3.  $W = \dots$  (siehe Skript)
- 4. Schätzung für  $a_N$  mittels Hilfsvariablen (siehe modifizierte Normalengleichung)

Iteratives Wiederholen der Schritte 2-4

# 3. Subspace-based State-Space System Identification (4SID)

Bisher:

- Identifikation von Differenzengleichungen/Übertragungsfunktionen
- aber: viele Methoden benötigen Zustandsraummodelle
- Problem: keine Infos über Zustand
- Vorteil: Schätzung von Zustandsdimension möglich

## 3.1 Grundgleichungen, Zustandsraummodelle

Zustandsraummodell:

$$x[k+1] = Ax[k] + Bu[k]$$

- Folgezustand abhängig von aktuellem Zustand + Eingang

$$y[k] = Cx[k] + Du[k]$$

- Ausgang abhängig von Zustand + Eingang

Bekannt: N Messdatenpaare u[k], y[k]

Problem: Weder Zustandsfolge x[k] noch Zustandsdimension n bekannt

$$\begin{pmatrix} y[0] \\ y[1] \\ \dots \\ y[k-1] \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} C \\ CA \\ CA^2 \\ \dots \\ CA^{k-1} \end{pmatrix} \qquad x[0] + \underbrace{\begin{pmatrix} D & 0 & \dots & 0 \\ CB & D & \dots & 0 \\ \dots & \dots & D & 0 \\ \dots & \dots & D & 0 \\ CA^{k-2}B & CA^{k-3}B & CB & D \end{pmatrix}}_{H_k} \begin{pmatrix} u[0] \\ u[1] \\ \dots \\ u[k-1] \end{pmatrix}$$

Beobachtbarkeitsmatrix

Zusammenfassung in Blockmatrizen:

$$Y = \begin{pmatrix} y[0] & \dots & y[N-2k] \\ \dots & \dots & \dots \\ y[k-1] & \dots & y[N-k-1] \\ \hline y[k] & \dots & y[N-k] \\ \dots & \dots & \dots \\ y[2k-1] & \dots & y[N-1] \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} Y_f \\ Y_p \end{pmatrix}$$

Analog für:  $U = \begin{pmatrix} U_f \\ U_p \end{pmatrix}$ 

## Subspace-Gleichungen

$$Y_p = Q_{B,k} X_p + H_K U_p$$

$$Y_f = Q_{B,k} X_f + H_K U_f$$

$$X_f = A^k x_p + Q_{S,k} U_p$$

mit 
$$Q_{S,k} = \begin{pmatrix} A^{k-1}B & A^{k-2}B & AB & B \end{pmatrix}$$
 (erweiterte Steuerbarkeitsmatrix)

Durch Umformen/Einsetzen ergibt sich:

 $X_f = \dots$  (nur abhängig von Vergangenheit)

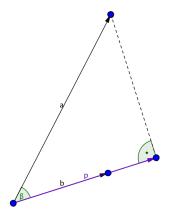
$$Y_f = Q_{B-k} L_{P,k} \begin{pmatrix} U_p \\ y_p \end{pmatrix} + H_k U_f$$

=> Für nächsten Ausgang Wissen der zukünftigen Eingabe erforderlich

## 3.2 Grundlagen: Projektion

## 3.2.1 Orthogonale Projektion

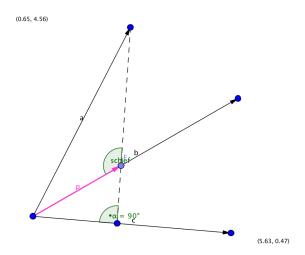
(0.5, 4.75)



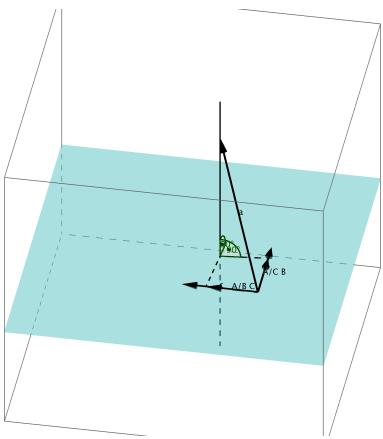
(5.58, 0.58)

Im zweidimensionalen lässt sich der Projektor pfolgendermaßen bestimmen:  $p=a\cos\alpha\frac{|a|}{|b|}=a\frac{b^Tb}{bb^T}$ 

## 3.2.2 Schiefe Projektion



## Allgemeine schiefe Projektion



Vorgehen:

- Senkrechte Projektion in die von B und C aufgespannte Ebene
- Schiefe Projektion der Ebene

Definition: Allgemeine schiefe Projektion entlang des Orthogonalkomplements von C auf B:

$$A/_CB := A \cdot \Pi$$

mit:

$$\Pi = \begin{pmatrix} B^T & C^T \end{pmatrix} \begin{pmatrix} BB^T & BC^T \\ CB^T & CC^T \end{pmatrix}^+ \begin{pmatrix} B \\ 0 \end{pmatrix}$$

## Ablaufschema 4SID

- 1) Messdaten u[i], y[i] aufnehmen, in Hankelmatrizen U, Y anordnen
- 2) Schiefen Prädiktor P berechnen
- 3) SVD von P (Schätzung der Systemordnung also die des Länge Zustandsvektors durch größten Sprung in den Singulärwerten, Schätzung für Beobachtbarkeitsmatrix  $Q_{B,k}$ )
- 4) Berechnen von A, C
- 5) Berechnen von B, D

## Bewertung der 4SID Methode

## Vorteile

- Auch für Mehrgrößensysteme geeignet (mehrere Ein- und Ausgänge)
- Zustandsraumdimension muss vorher nicht bekannt sein und wird ebenfalls geschätzt

## Nachteile

• liefert unter anderem einen verzerrten Schätzer (wie MkQ)

## 4. Kalman-Filter

Ausgangspunkt: System mit Zustandsraummodell

$$x[k+1] = Ax[k] + Bu[k] + v[k]$$
$$y[k] = Cx[k] + e[k]$$

## 4.1 Grundannahmen

- Systemmatrizen A,B,C bekannt
- Eingang u[k], Ausgang y[k] bekannt
- Systemrauschen v[k] und Messrauschen  $e[k]\colon unkorrelierte, mittelwertfreie Rauschprozesse$

## Ziel

Schätzung  $\hat{x}[k]$  des Zustandsvektors x[k]

#### Ansatz: Filterstruktur

$$\hat{x}[k+1] = \underbrace{A\hat{x}[k] + Bu[k]}_{\text{Prädiktionsterm a priori Schätzung"}} + \underbrace{K[k]}_{\text{Kalman-Matrix "Korrekturterm "Korrekturmatrix"}} \underbrace{(y[k] - C\hat{x}[k])}_{\text{Korrekturmatrix"}}$$

- Dieser Schätzer ist besonders gut, da erwartungstreu
- Kalman-Matrix so wählen, dass Kovarianz P[k] von Schätzfehler  $\tilde{x}[k+1] = \hat{x}[k+1] x[k+1]$  minimiert wird

$$K[k] = P[k]C^{T}(Y + CP[k]C^{T})^{-1}$$
  
$$P[k+1] = AP[k]A^{T} + V - K[k]CP[k]$$

- V: Kovarianz des Systemrauschens
- Y: Kovarianz des Messrauschens (frei wählbar)

Ergebnis: erwartungstreuer Schätzer mit kleinster Varianz

## 4.2 Filteralgorithmus

- 1. Init:  $\hat{x}[0] \& P[0]$  (Anfangszustand aus phys. Vorwissen wählen oder 0 setzen)
- 2. Prädiktion/Zeitupdate: Schätzung des Zustands auf Basis der Messwerte bis Zeitpunkt k

$$\hat{x}^-[k+1] = A\hat{x}[k] + Bu[k]$$

- 3. Korrektur/Messupdate: Berechnung der neuen Kalman-Matrix, Korrektur der Zustandsschätzung anhand des neuen Messwertes  $y[k+1] \to$  a posteriori Schätzung
- Schritte 2. und 3. iterativ für alle Messwerte wiederholen bis Schätzung des internen Zustands konvergiert

## 4.3 Kalman-Filter als Parameterschätzer

Ausgangspunkt: statisches, parameterlineares Modell

$$y[k] = \varphi^T[k]a + e[k]$$

Modell als lineares Zustandsraummodell:

$$a[k+1] = a[k]$$

 $\rightarrow$  interner Zustand = konstanter Parameter

$$y[k] = \varphi^T[k]a[k] + e[k]$$

Kalman-Filter entspricht in dieser Form der rekursiven MkQ

## 4.4 Extended Kalman-Filter

$$x[k+1] = \underbrace{f(x[k], u[k])}_{\text{nicht lin. Fkt.}} +v[k]$$
$$y[k] = \underbrace{h(x[k])}_{\text{nicht lin. Fkt.}} +e[k]$$

- Linearisieren der Systemmatrizen  $A[k],\,B[k]$  und C[k] um geschätzen Zustand
- a posteriori Schätzung für Filteralgorithmus:  $\hat{x}^-[k+1] = f(\hat{x}[k], u[k])$
- sonst wie im linearen Fall

## 5. Identifikation nichtparametrischer Modelle

## 5.1 Frequenzgang mit period. Anregung

## Variante 1: Anregung mit harmon. Eingangssignal (Sinus)

- Nach Einschwingen: Amplitude + Phase messen
- Wiederholung für versch. Frequenzen

Problem: reine Sinusschwingungen schwierig zu erzeugen

#### Variante 2: Anregung mit Trapez- oder Rechtecksignal

- Beginn bei hohen Frequenzen
- Bei kleineren Anregungsfrequenzen: Berücksichtigung der höheren harmonischen notwendig
- Aus vorherigen Messungen ist Übertragungsverhalten für hohe Frequenzen bekannt  $\rightarrow$  Signalanteile können subtrahiert werden; somit wird Grundschwingung isoliert

Nachteil: zeitaufwendig, da Warten auf Einschwingen

Ausweg: Signale mit mehreren Freq uenzanteilen

Allgemeine Nachteile:

- nur stabile Systeme
- keine passive Messungen
- nur kleine Störsignale

## 5.2 Korrelationsanalyse

#### 5.2.1 Schätzung der Korrelationsfunktion

Def. Kreuzkorrelationsfolge:  $R_{uy}[j] = \lim_{N \to \infty} \frac{1}{N} \sum_{k=0}^{N-1} u[k-j]y[k]$ 

Def. Autokorrelationsfolge:  $R_u[j] = R_{uu}[j] = \lim_{N \to \infty} \frac{1}{N} \sum_{k=0}^{N-1} u[k-j]u[k]$ 

Eigenschaften:

- $R_{uy}[j] = R_{yu}[-j]$   $R_u[j] = R_u[-j]$

Problem: Messung nur über endlichen Zeithorizont  $\rightarrow$  Schätzung

Schätzung der Autokorrelationsfolge: 
$$\hat{R}_u[j] = \frac{1}{N} \sum_{k=0}^{N-|j|-1} u[k-|j|]u[k]$$

Bemerkung: Schätzung  $\hat{R}_u[j]$ ist nicht erwartungstreu:  $E\{\hat{R}_u[j]\} = (1-\frac{|j|}{N})R_u[j]$ 

Andere Möglichkeit: 
$$\hat{R}'_u[j] = \frac{1}{N-|j|} \sum_{k=0}^{N-|j|-1} u[k-|j|] u[k]$$

Dieser Schätzer ist erwartungstreu, weist aber eine um den Faktor N/(N-|j|) größere Varianz auf -> Praktisch wird ersterer verwendet

#### 5.2.2 Schätzung der Gewichtsfolge / Impulsantwort

Für lineare zeitdiskrete Systeme sind Ein- und Ausgangssignal mittels Faltungss- umme verknüpft:

$$y[k] = g * u = \sum_{l=0}^{\infty} g[k-l]u[l] = \sum_{l=0}^{\infty} g[l]u[k-l]$$

Für Kreuzkorrelationsfolge  $R_{uy}[j]$  gilt:

$$R_{uy}[j] = \dots$$
 (siehe Skript) =  $g * R_u = \sum_{l=0}^{\infty} g[l]R_u[j-l]$ 

Annahme:  $R_{uy}[j]$  und  $R_u[j]$  bekannt für j mit  $-P \leq j \leq M$ 

=> Gleichungssystem aufstellen (siehe Skript)

Lösung mittels MkQ liefert:

$$\hat{g} = \hat{R}_u^+ \hat{R}_{uy}$$

Falls Eingangssignal weißes Rauschen, dann folgt

$$\hat{g}[i] = \frac{1}{\hat{\sigma}^2} \hat{R}_{uy}[i]$$

#### 5.2.3 Parameterschätzung für Differenzengleichungen

• ermöglicht Schätzung der Parameter ohne aktive Anregung des Systems Ausgangspunkt Differenzengleichung:

$$a_n y[k-n] + a_{n-1} y[k-(n-1)] + \ldots + y[k] = b_m u[k-m] + \ldots + b_0 u[k]$$

Darstellung mit Hilfe der Korrelationsfunktionen:

$$\hat{R}_{uy}[j] = \begin{pmatrix} -\hat{R}_{uy}[j-1] & \dots & -\hat{R}_{uy}[j-n] & | & \hat{R}_{u}[j] & \dots & \hat{R}_{u}[j-m] \end{pmatrix} \begin{pmatrix} a_1 \\ \dots \\ a_n \\ b_0 \\ \dots \\ b_n \end{pmatrix}$$

Für  $j=n,n+1,\dots$ ergibt sich überbestimmtes Gleichungssystem  $\to$ lösbar mittels MkQ

## 5.3 Parameterschätzung aus nicht parametrischen Modellen

#### Momentenmethode

Entwicklung von  $G(s)=\int_0^\infty g(t)e^{-st}dt$  in Taylor-Reihe:

$$G(s) = \dots = \underbrace{\int_0^\infty g(t)dt}_{M_0} - s\underbrace{\int_0^\infty g(t) \cdot tdt}_{M_1} + \frac{s^2}{2} \underbrace{\int_0^\infty g(t) \cdot t^2dt}_{M_2} + \dots$$

$$G(s) = \sum_{k=0}^{\infty} \frac{-1^k}{k!} M_k s^k$$

 $M_k = \int_0^\infty g(t) \cdot t^k dt$  sind experimentell oder numerisch zu bestimmen.

=> Gleichsetzen von Taylor-Reihe mit  $G(s)=\frac{B(s)}{A(s)}$ ermöglicht Koeffizientenvergleich

## 5.4 Testsignale

## 5.4.1 Pseudo-Rausch-Binär-Signale

Beim Erzeugen von Testsignalen sind binäre Signale zu bevorzugen.

Diskretes binäres Rauschsignal (DRBS): regelloser Wechsel zwischen Werten +a und -a zu diskreten Zeitpunkten kT

Zeitdiskrete Autokorrelationsfolge

$$R_u[k] = \begin{cases} a^2 & k = 0\\ 0 & sonst \end{cases}$$

(gleiche AKF wie diskretes weißes Rauschen mit beliebiger Amplitude)

Für endl. Meßzeit ändert sich die AKF, d.h. sie muss im Einzelfall ermittelt werden

→ Übergang zu periodischen Signalen (also deterministisch), die eine ähnliche AKF besitzen (Pseudo-Rausch-Binär-Signal PRBS)

- Erzeugung durch (mit XORs) rückgekoppelte Schieberegister
- für Rückkopplung bestimmter Stufen erfolgt Durchlaufen aller  $2^n 1$ Belegungen des Registers bevor sich eine Belegung wiederholt

- Periodenlänge:  $(2^n 1)$  Mittelwert:  $\frac{N+1}{2} \cdot a \frac{N-1}{2} \cdot a = \frac{a}{N}$  Autokorrelationsfolge:  $R_u[k] = \begin{cases} a^2 & k = 0, \pm N, \pm 2N \\ -\frac{a^2}{N} & sonst \end{cases}$

## 6. Statistische Parameteridentifikation

#### 6.1 Maximum-Likelihood-Methode

## 6.1.1 Grundgedanke

bisher: keine Annahme für Verteilungsfunktion der betrachteten Fehlersignale jetzt: stochastische (meist normalverteilte) Fehlersignale mit bekannter Verteilung

Sei X eine Zufallsvariable mit Wahrscheinlichkeitsdichte p(x, a) abhängig von Parameter a. Wahrscheinlichkeit für Auftreten der Stichprobe  $x_1, ..., x_N$ :

$$L(a) = P(x_1, a) \cdot P(x_2, a) \cdot \dots \cdot P(x_N, a)$$

Diese Funktion wird als Likelihood-Funktion bezeichnet.

Maximum-Likelihood-Schätzung:  $\hat{a} = \operatorname{argmax} L$ 

Einfacher zu analysieren: Log-Likelihood-Funktion

$$\ln(L(a)) = \ln(P(x_1, a)) + \ln(P(x_2, a)) + \dots + \ln(P(x_N, a))$$

Ableitung liefert notwendige Bedingung für Maximum:

$$\frac{\partial(L)}{\partial a} = \sum_{i=1}^{N} \frac{\partial \ln p(x_i, a)}{\partial a} \stackrel{!}{=} 0$$

## 6.1.2 Maximum-Likelihood-Schätzer für statische Systeme

- statischer Prozess mit Eingang u, Ausgang y
- Likelihood-Funktion als bedingte Wahrscheinlichkeit p(y|u,a)

Für parameterlineare Systeme der Form  $y_i = \Phi(u_i) \cdot a + \epsilon_i$  mit normalverteiltem, mittelwertfreiem Fehler  $\epsilon_i$  mit Standardabweichung  $\sigma_{\epsilon}$  berechnet sich die Wahrscheinlichkeit des Auftretens der Folge  $\epsilon_1, \epsilon_2, ..., \epsilon_N$  zu:

$$P(\epsilon) = \frac{1}{\sqrt{2\pi\sigma_{\epsilon}^2}} exp(-\frac{\epsilon^T \epsilon}{2\sigma_{\epsilon}^2})$$

Es wird nun die Wahrscheinlichkeit des Auftretens der Abweichung  $\epsilon = y - \Phi u$  maximiert.

Log-Likelihood-Funktion:

$$\ln L = \ln \left[ \frac{1}{(2\pi\sigma_{\epsilon}^2)^{N/2}} \cdot \exp\left(-\frac{(y - \Phi a)^T (y - \Phi a)}{2\sigma_{\epsilon}^2}\right) \right]$$

$$\ln L = -\frac{N}{2}\ln(2\pi\sigma_{\epsilon}^2) - \frac{1}{2\sigma_{\epsilon}^2}(y - \Phi a)^T(y - \Phi a)$$

Ableiten liefert:

$$\frac{\partial \ln L}{\partial a} = \frac{1}{\sigma_{\epsilon}^2} (y - \Phi a)^T \Phi \stackrel{!}{=} 0$$

Gleichung auflösen:

$$y^{T}\Phi = a^{T}\Phi^{T}\Phi$$
$$\Phi^{T}y = \Phi^{T}\Phi a$$
$$\hat{a} = (\Phi^{T}\Phi)^{-1}\Phi^{T}y$$

MLE liefert also für normalverteilte Fehler den gleichen Schätzer wie MkQ!

## 6.1.3 Maximum-Likelihood-Schätzer für dynamische Systeme

- MkQ: ARX-Modell
- ML: ARX-MAX-Modell? (Allgemeiner)

#### 6.2 Bayes-Methode

-> auch Prozessparameter a als stoch. Größe modelliert

Bayes-Methode  $<\!\!-\!\!>$  MLE  $<\!\!-\!\!>$  MkQ

<------ Allgemeiner

## Zusammenfassende Fragen

- Ansatz Herleitung der MkQ; Was wird Minimiert?
- Gegeben: Messdaten Eingang + Ausgang
  - Welches Vorgehen?
  - Welcher Ansatz setzt was vorraus?
  - -linear  $\leftrightarrow$ nicht-linear unterscheiden
  - parameterlinear  $\leftrightarrow$  nicht-parameterlinear unterscheiden
- statisch  $\leftrightarrow$  dynamische Systeme
- Umrechnung kontinuierliche  $\leftrightarrow$  diskrete Systeme
  - Warum notwendig?
  - Wie zurück rechnen?
- 4SID nur knapp
  - Zustandsraum
  - Vorteile (Mehrgrößen und Dimension)
  - Nachteil (Verzerrter Schätzer wie MkQ; Zusammenhang physikalische Systeme, schlechte Abbildung)
- Kalmann-Filter (Struktur, nicht unbedingt Details)
- Rekursive MkQ
  - keine Herleitung
  - Was bringt diese Methode?
  - Matrix-Inversion gespart
  - Rechenaufwand gering
  - online implementierbar
  - Wieviele/ welche Daten müssen gespeichert werden? Vergleich mit MkO
- Nicht-lineare Systeme (Hammerstein-Modell)
- Frequenzgang-Messung (aufwendig, zeitintensiv, nicht-parametrisches Modell nicht besonders nütztlich)
- Erzeugung Pseudo-Rausch-Binär-Signal
- Identifikation physikalischer Parameter

## Weniger relevant

- Matrixzerlegung
- Projektion
- Methode der Hilfsvariablen; totale MkQ (jeweils nur Grundkonzept wissen)