



LUND UNIVERSITY

Simulering av adaptiv fartygsstyrning med Kalmanfilter

Aspernäs, Bertil; Källström, Claes

1975

Document Version:
Förlagets slutgiltiga version

[Link to publication](#)

Citation for published version (APA):

Aspernäs, B., & Källström, C. (1975). *Simulering av adaptiv fartygsstyrning med Kalmanfilter*. (Research Reports TFRT-3123). Department of Automatic Control, Lund Institute of Technology (LTH).

Total number of authors:
2

General rights

Unless other specific re-use rights are stated the following general rights apply:

Copyright and moral rights for the publications made accessible in the public portal are retained by the authors and/or other copyright owners and it is a condition of accessing publications that users recognise and abide by the legal requirements associated with these rights.

- Users may download and print one copy of any publication from the public portal for the purpose of private study or research.
- You may not further distribute the material or use it for any profit-making activity or commercial gain
- You may freely distribute the URL identifying the publication in the public portal

Read more about Creative commons licenses: <https://creativecommons.org/licenses/>

Take down policy

If you believe that this document breaches copyright please contact us providing details, and we will remove access to the work immediately and investigate your claim.

LUND UNIVERSITY

PO Box 117
221 00 Lund
+46 46-222 00 00

3/2 '3

SIMULERING AV ADAPTIV FARTYGSSTYRNING
MED KALMANFILTER.

B. ASPERNÄS
C. KÄLLSTRÖM

Rapport 7517(C) Juni 1975
Inst. för Reglerteknik
Lunds Tekniska Högskola

SIMULERING AV ADAPTIV FARTYGSSTYRNING

MED KALMANFILTER

Bertil Aspernäs

Claes Källström

Detta arbete har utförts med stöd från Styrelsen för Teknisk Utveckling (diari.nr. 734187).

INNEHÅLLSFÖRTECKNING

Sida

1. Inledning	1
2. Design av Kalman-filter	2
3. Simulering av Kalman-filter	8
4. Simulering av styrning med Kalman-filter	29
5. Slutsatser	63
6. Referenser	64

APPENDIX - Programlistningar

1. INLEDNING.

Ett antal simuleringar av adaptiv fartygsstyrning med Kalman-filter presenteras i denna rapport. Simuleringarna är utförda med hjälp av det interaktiva programpaketet SIMNON (se Elmqvist (1975)). Den fartygsmodell som simuleras efterliknar en Kockums-byggd 255 000 dwt tankbåt. Modellen finns utförligt beskriven i Aspernäs och Foisack (1975), där också ett flertal simuleringar av adaptiv styrning utan Kalman-filter visas. Några få experiment med en adaptiv autopilot i kombination med ett Kalman-filter har utförts på en verklig 255 000 dwt tankbåt. Dessa experiment finns beskrivna i Källström (1974).

Listningar av vid simuleringarna använda program finns givna i appendix.

2. DESIGN AV KALMANFILTER.

Den båtmodell som används finns beskriven i Aspernäs och Foisack (1975). Endast de linjariserade kraft- och momentekvationerna, inklusive ekvationen för kursen, har emellertid medtagits för att bestämma Kalman-filtret. Driftsfallet är fixerat till propellervarvtalet 77 varv/min, framåthastigheten 16 knop och djupgåendet 20 meter. Den linjära båtmodellen, med kraft- och momentstörningar från vind och vågor införda som extra tillstånd, blir då med normalisering enl. "bis"-systemet:

$$\begin{pmatrix} (1-Y_V'') & (x_G''-Y_R'')L & 0 & 0 & 0 \\ (x_G''-N_V'')\frac{1}{L} & (k_{zz}''-N_R'') & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} dv \\ dr \\ d\psi \\ dF \\ dM \end{pmatrix} =$$

$$= \begin{pmatrix} Y_{uv}'' \frac{1}{L} u & (Y_{ur}''-1)u & 0 & 1 & 0 \\ N_{uv}'' \frac{1}{L^2} u & (N_{ur}''-x_G'')\frac{1}{L} u & 0 & 0 & 1 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} v \\ r \\ \psi \\ F \\ M \end{pmatrix} dt +$$

$$+ \begin{pmatrix} Y_{c|c|c|c}'' \frac{1}{L} c|c|c|c| \\ N_{c|c|c|c}'' \frac{1}{L^2} c|c|c|c| \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix} \delta_s dt + \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ dw_1' \\ dw_2' \end{pmatrix} \quad (2.1)$$

$$\begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ r_m \\ \psi_m \end{bmatrix} (t_k) = \begin{bmatrix} \text{CMK} & \text{CMK} \cdot \ell_1 & 0 & 0 \\ \text{CMK} & -\text{CMK} \cdot \ell_2 & 0 & 0 \\ 0 & \text{CRG} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \text{CRG} & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v \\ r \\ \psi \\ F \\ M \end{bmatrix} (t_k) + \begin{bmatrix} e_1 \\ e_2 \\ e_3 \\ e_4 \end{bmatrix} (t_k)$$

$$t_k = kT_s, \quad k = 0, 1, 2, \dots$$

Insignal:

roderservoläge δ_s [rad]

Tillstånd:

tvärhastighet v [m/s]
 girvinkelhastighet r [rad/s]
 kurs ψ [rad]
 kraft per massenhet F [m/s²]
 moment per massenhet M [rad/s²]

Mät signaler:

tvärhastighet i fören v_1 [knop]
 tvärhastighet i aktern v_2 [knop]
 girvinkelhastighet r_m [gr/s]
 kurs ψ_m [gr]

Följande parameter värden används:

$$\begin{aligned} 1 - Y_{\dot{v}}'' &= 2,5 \\ x_G'' - Y_r'' &= 0,050 \\ Y_{uv}'' &= -1,083 \\ Y_{ur}'' - 1 &= -0,625 \\ Y_{c|c|\delta}'' &= 0,197 \\ x_G'' - N_{\dot{v}}'' &= 0,040 \\ k_{zz}'' - N_r'' &= 0,16 \end{aligned}$$

N_{uv}''	=	-0,329
$N_{ur}'' - x_G''$	=	0,2122
$N_{c c \delta}''$	=	-0,092
L	=	329,18 m
l_1	=	148,7 m
l_2	=	131,1 m
u	=	8,23 m/s
c	=	8,23 m/s
CMK	=	1,9438 knop·s/m
CRG	=	57,2958 gr
T_s	=	1 s

Det förutsätts att $\{w'(t), 0 \leq t \leq \infty\}$ är en Wiener-process, med inkrementell kovariansmatrix $R_1 dt$, vilken är oberoende av initialtillståndet och av mätfele. Mätfelele $\{e(t_k)\}$ antages vara oberoende och normalfördelade med medelvärde noll och kovariansmatrix R_e .

Det bör påpekas att det processbrus som används i den simulerade båten är färgat och dessutom infört på ett något annorlunda sätt än vad som förutsätts i modellen (2.1). Dessutom är den simulerade båtmodellen olinjär. Se vidare Aspernäs och Foisack (1975).

Systemet skrives nu på standardform

$$\begin{cases} dx = Axdt + Bu dt + dw' \\ y(t_k) = Cx(t_k) + e(t_k) \end{cases} \quad (2.2)$$

där matriserna har följande numeriska värden:

$$A = \begin{bmatrix} -0,00985 & -1,85 & 0 & 0,402 & -41,4 \\ -0,000149 & -0,0318 & 0 & -0,000305 & 6,28 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$B = \begin{bmatrix} 0,0146 \\ -0,000291 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \quad (2.3)$$

$$C = \begin{bmatrix} 1,94 & 289 & 0 & 0 & 0 \\ 1,94 & -255 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 57,3 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 57,3 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

Systemen (2,2) och (2,3) samplas med samplingsintervallet T_s och det förutsätts då att insignalen u är konstant över samplingsintervallet:

$$\begin{cases} x(t+1) = \Phi x(t) + ru(t) + w(t) \\ y(t) = Cx(t) + e(t) \end{cases} \quad (2.4)$$

där

$$\Phi = \begin{bmatrix} 0,990 & -1,81 & 0 & 0,400 & -46,9 \\ -0,000146 & 0,969 & 0 & -0,000330 & 6,19 \\ -0,0000733 & 0,984 & 1 & -0,000161 & 3,11 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad (2.5)$$

$$r = \begin{bmatrix} 0,0148 \\ -0,000288 \\ -0,000144 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

och där C ges av (2.3).

Kovariansmatrisen för mätbruset R_e väljs till

$$R_e = \begin{bmatrix} 0,0025 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0,0025 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0,0004 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0,0025 \end{bmatrix}$$

Problemet är nu att välja lämplig kovariansmatris för tillståndsbruset R_w . Efter att ha simulerat några olika Kalman-filter designade med olika R_w valdes

$$R_w = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 10^{-11} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 10^{-13} \end{bmatrix}$$

Tillståndsbruset och mätbruset antages vara okorrelerade, vilket medför att $R_{we} = 0$.

Kalman-filtret får följande utseende (se Åström (1970)):

$$\begin{cases} \hat{x}(t|t-1) = \Phi \hat{x}(t-1|t-1) + \Gamma u(t-1) \\ \hat{x}(t|t) = \hat{x}(t|t-1) + K \varepsilon(t) \\ y(t) = C \hat{x}(t|t-1) + \varepsilon(t) \end{cases} \quad (2.6)$$

där $\hat{x}(t|t-1)$ betecknar estimatet av x vid tidpunkten t baserat på data upp till och med tidpunkten $t-1$. Φ , Γ och C är samma matriser som i (2.4) och deras numeriska värden finns i (2.3) och (2.5). Filterförstärkningen K beräknas m.h.a. SYNPAK till

$$K = 10^{-3} \begin{bmatrix} -1,34 & 4,54 & -3,87 & -4,79 \\ 0,174 & -0,193 & 0,242 & 0,182 \\ 0,756 & -0,972 & 1,14 & 2,04 \\ 0,0440 & 0,0449 & -0,000593 & 0,00447 \\ 0,00350 & -0,00361 & 0,00468 & 0,00211 \end{bmatrix}$$

Listning av programmet som utför Kalman-filtreringen enl.
(2.6) finns i appendix.

3. SIMULERING AV KALMANFILTER.

Den fartygsmodell som simuleras finns beskriven i Aspernäs och Foisack (1975). Driftfallet är i fortsättningen alltid fixerat till propellervarvtalet 77 varv/min och framåthastigheten 16 knop. Vindriktningen visas i fig. 3.1.

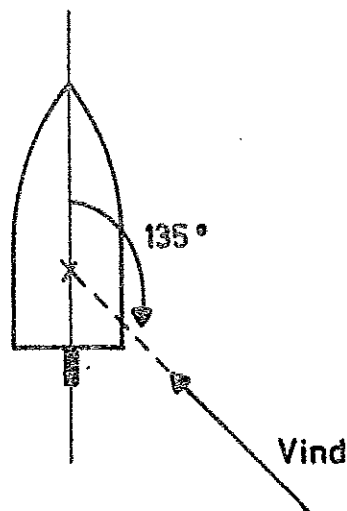


Fig. 3.1 - Vindriktningen under simuleringarna.

Medelvärden F_0 och M_0 för kraft och moment från vind och vågor för två fall finns givna i tabell 3.1.

	F_0		M_0	
	m/s^2	knop/s	rad/s^2	gr/s^2
Svag vind (6-9 m/s)	$-1,19 \cdot 10^{-3}$	$-2,31 \cdot 10^{-3}$	$3,25 \cdot 10^{-7}$	$1,86 \cdot 10^{-5}$
Hård vind (16-19 m/s)	$-2,60 \cdot 10^{-3}$	$-5,06 \cdot 10^{-3}$	$6,51 \cdot 10^{-7}$	$3,73 \cdot 10^{-5}$

Tabell 3.1 - Medelvärden F_0 och M_0 för kraft och moment från vind och vågor för två vindförhållanden.

Vid simuleringarna överlagras medelvärdena F_0 och M_0 med färgat brus (se Aspernäs och Foisack (1975)). I fig. 3.2 och 3.3 visas kraften F och momentet M från vind och vågor för de två fallen svag och hård vind.

I fig. 3.4 visas i en simulering att tillståndsestimaten \hat{F} och \hat{M} svänger in mot korrekta värden redan efter ca. 10 minuter. I fortsättningen sätts därför alltid initialtillståndet i Kalman-filtret till

$$\hat{x}(0) = \begin{bmatrix} \hat{v}(0) \\ \hat{r}(0) \\ \hat{\psi}(0) \\ \hat{F}(0) \\ \hat{M}(0) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ F_0 \\ M_0 \end{bmatrix} \quad (3.1)$$

där F_0 och M_0 får värden från tabell 3.1, beroende på vilken vind som simuleras.

I fig. 3.5 visas mätsignaler, verkligt tillstånd och tillståndsestimat vid djupgåendet 20 m och svag vind, när båten styrs med en adaptiv autopilot. Simulering vid samma djupgående men vid hård vind visas i fig. 3.6. Djupgåendet 10,5 m och svag vind resp. hård vind finns i fig. 3.7 och 3.8. Överensstämmelsen mellan verkligt tillstånd och tillståndsestimat från Kalman-filtret är för samtliga simuleringar mycket god.

Kalman-filtrets uppförande är med andra ord inte speciellt känsligt för ändringar i vare sig djupgående eller vindstyrka. Däremot har känsligheten för fartändringar ej undersökts och inte heller hur Kalman-filtrets uppförande ändras om någon av mätsignalerna faller ifrån.

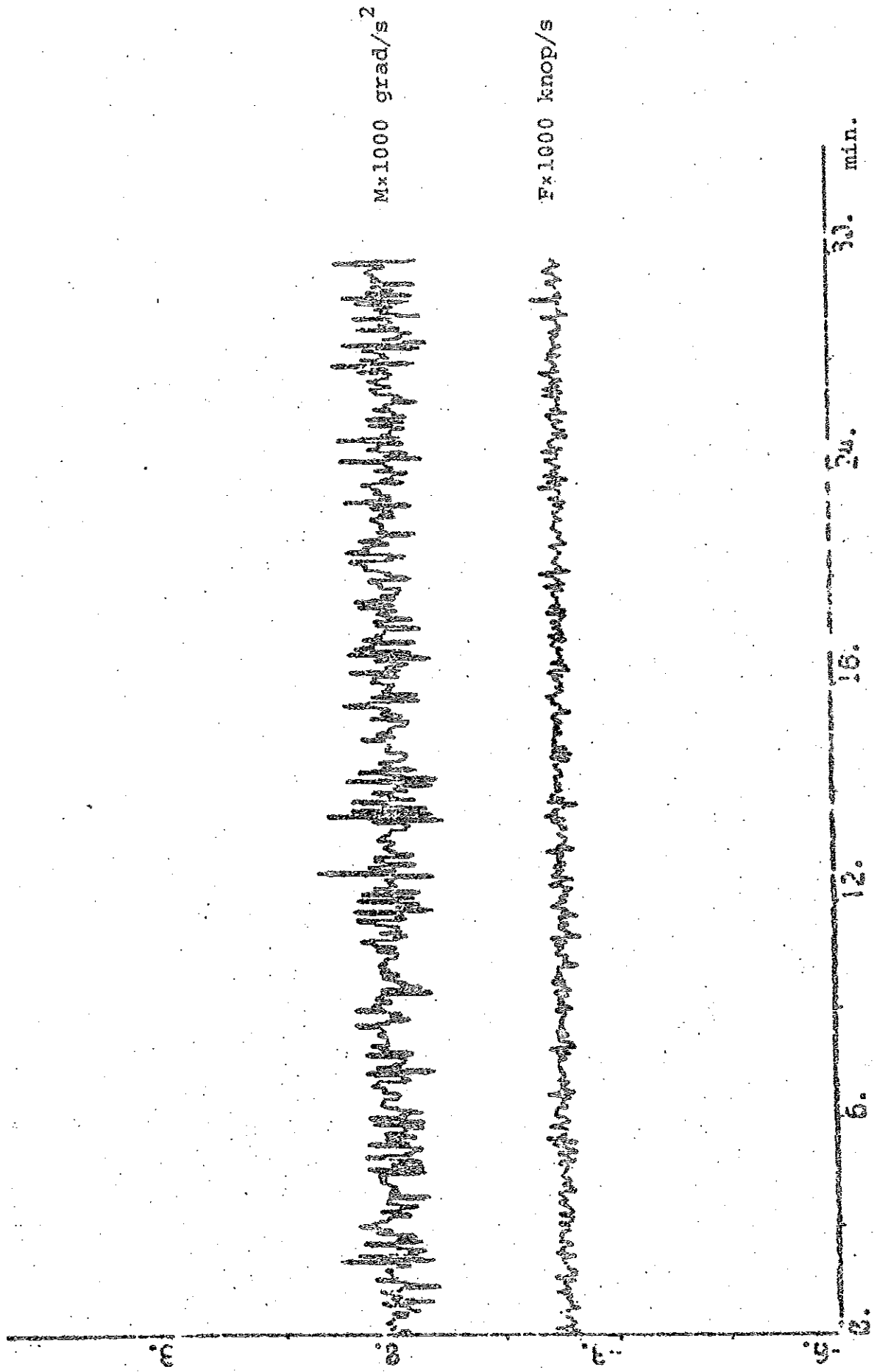


Fig. 3.2 - Kraften F och momentet M från vind och vågor vid svag vind.

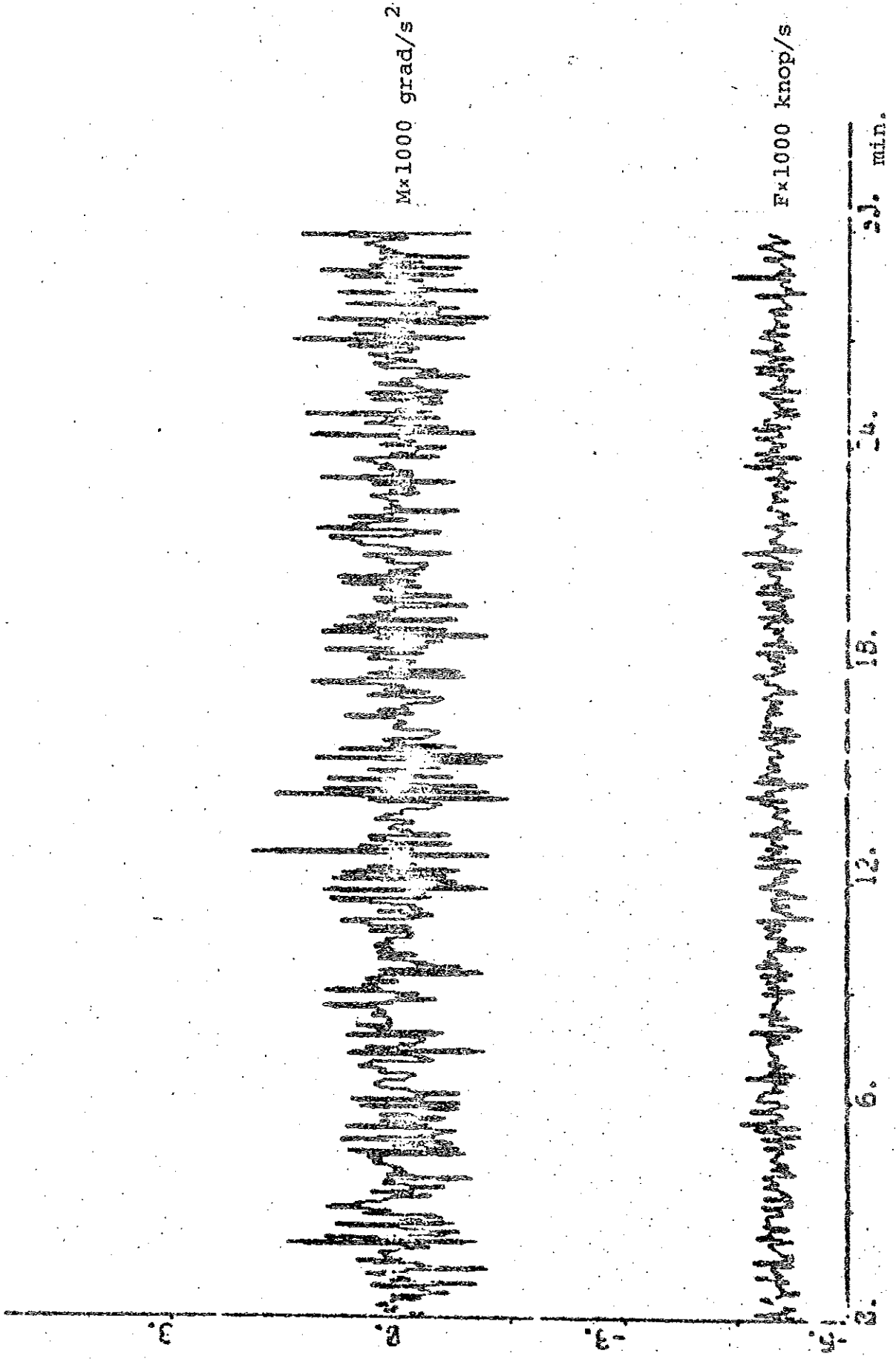


Fig. 3.3 - Kraften F och momentet M från vind och vågor vid hård vind.

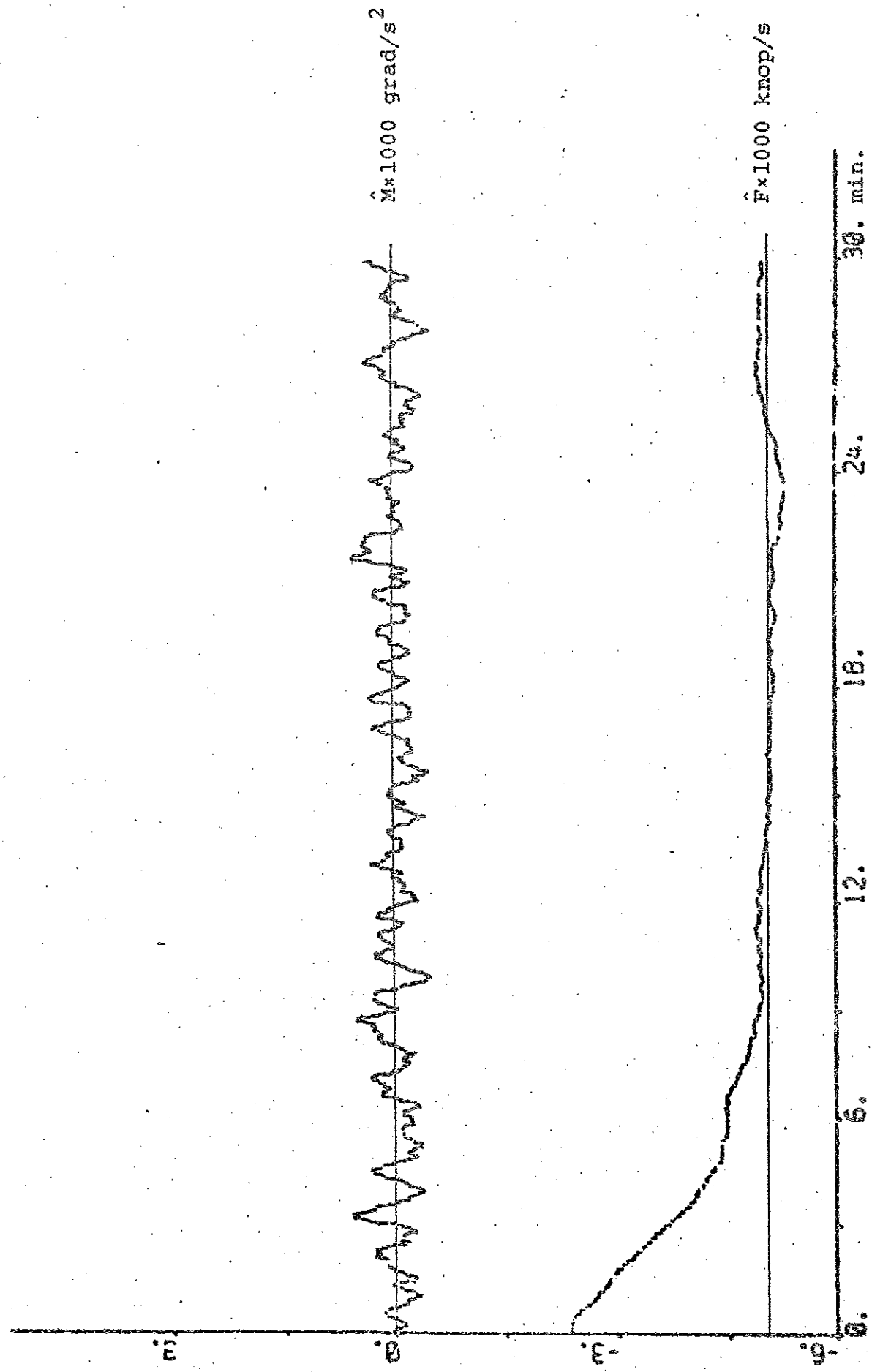
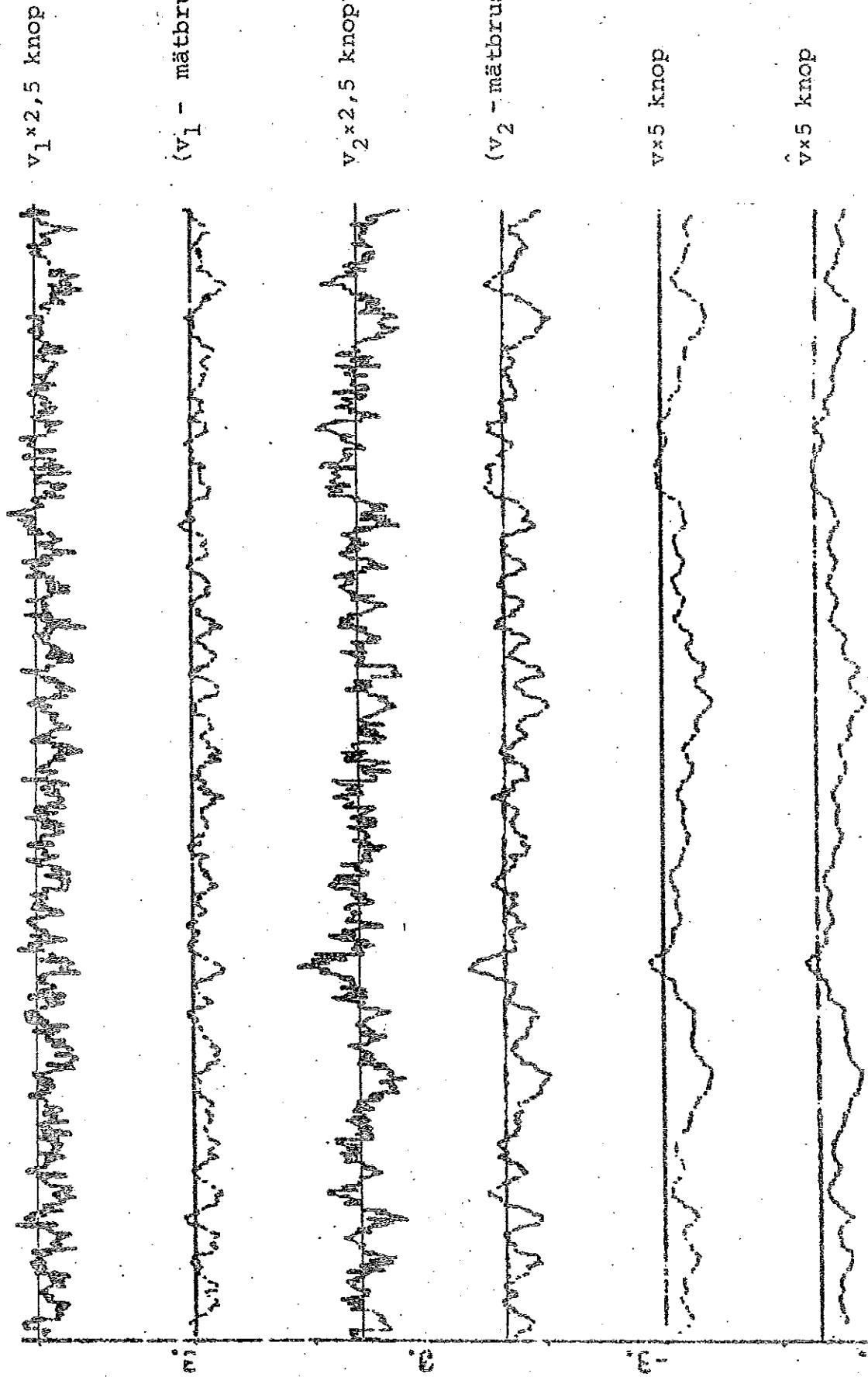


Fig. 3.4 - Insvängningen av tillståndsestimaten \hat{F} och \hat{M} vid hård vind när $\hat{F}(0)$ och $\hat{M}(0)$ har värden för svag vind.



6. 6. 12. 18. 24. 30. min.

Fig. 3.5a - Mät signaler, verkligt tillstånd och tillstånd estimat vid djupgåendet 20 m och svag vind. En del kurvor är förskjutna. Forts. nästa sida.

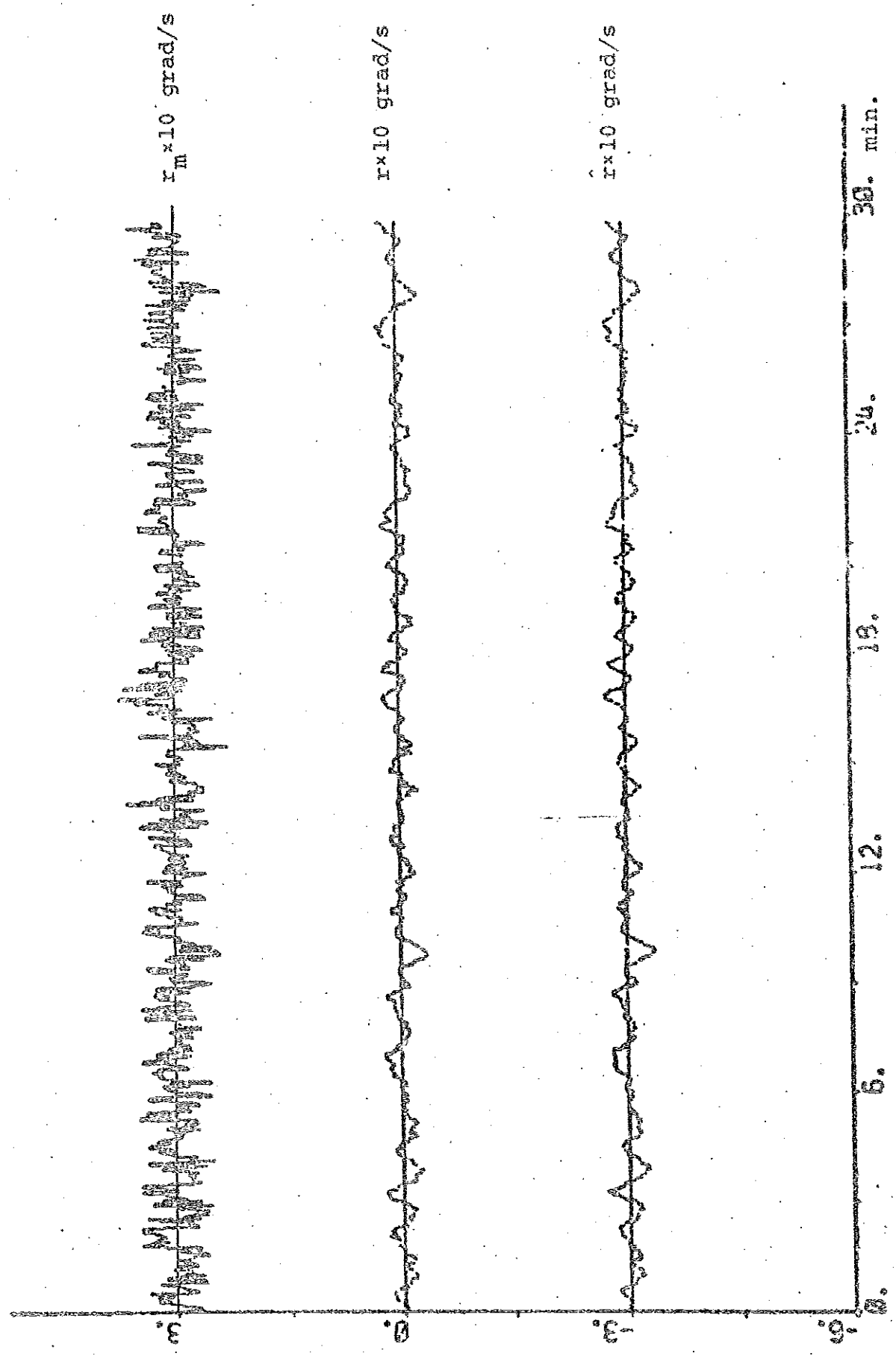


Fig. 3.5b

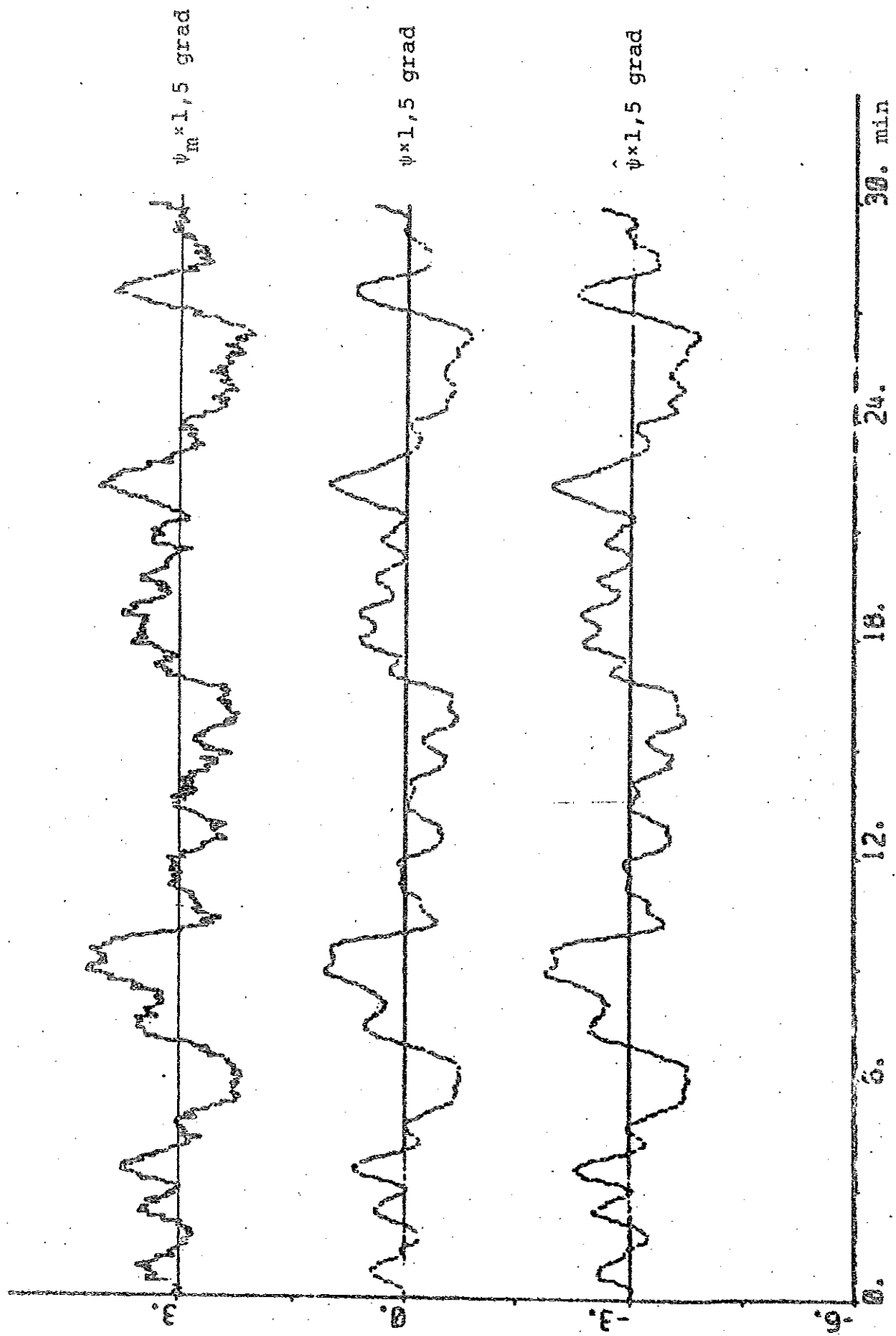


Fig. 3.5c

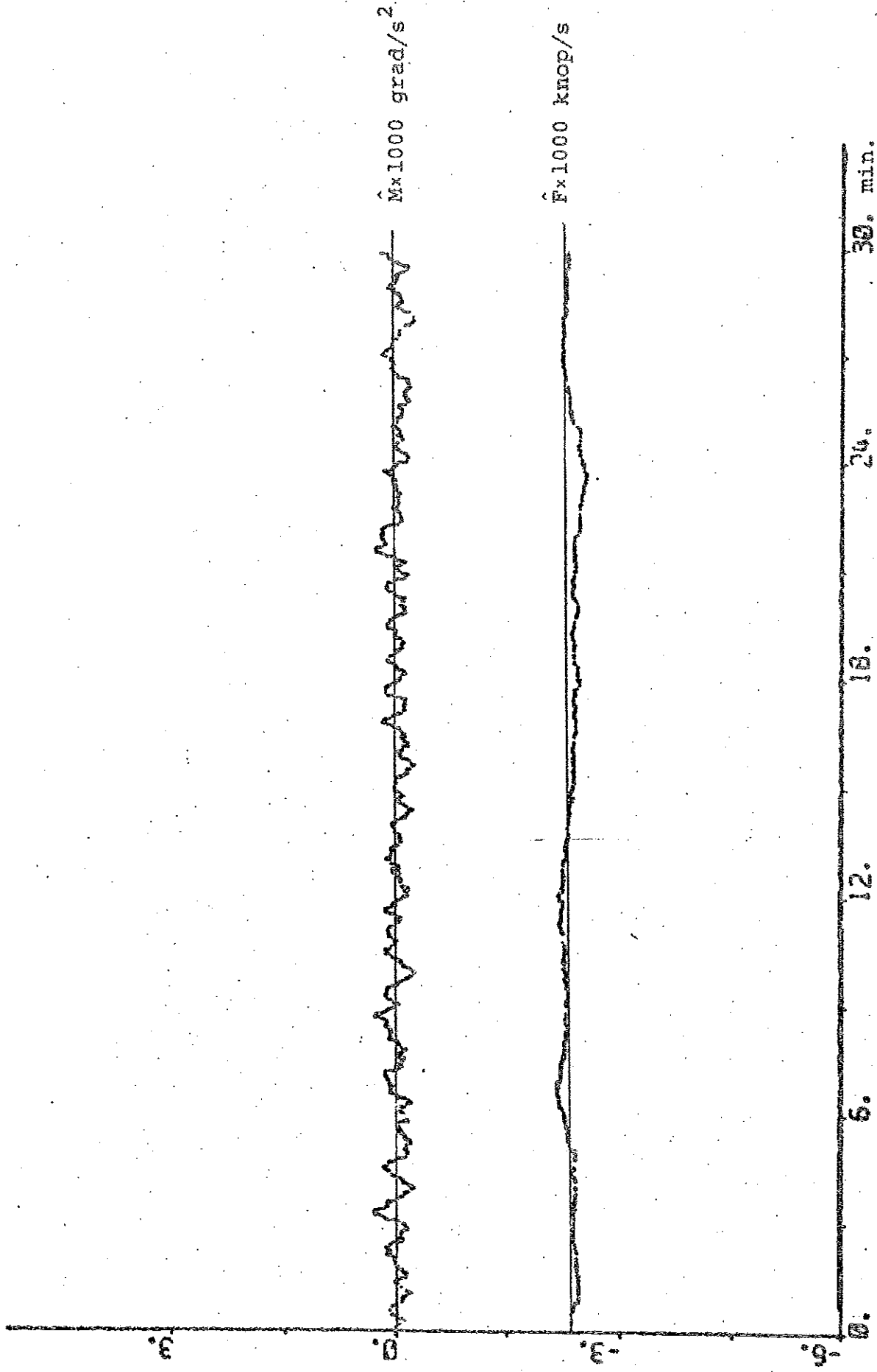


Fig. 3.5d

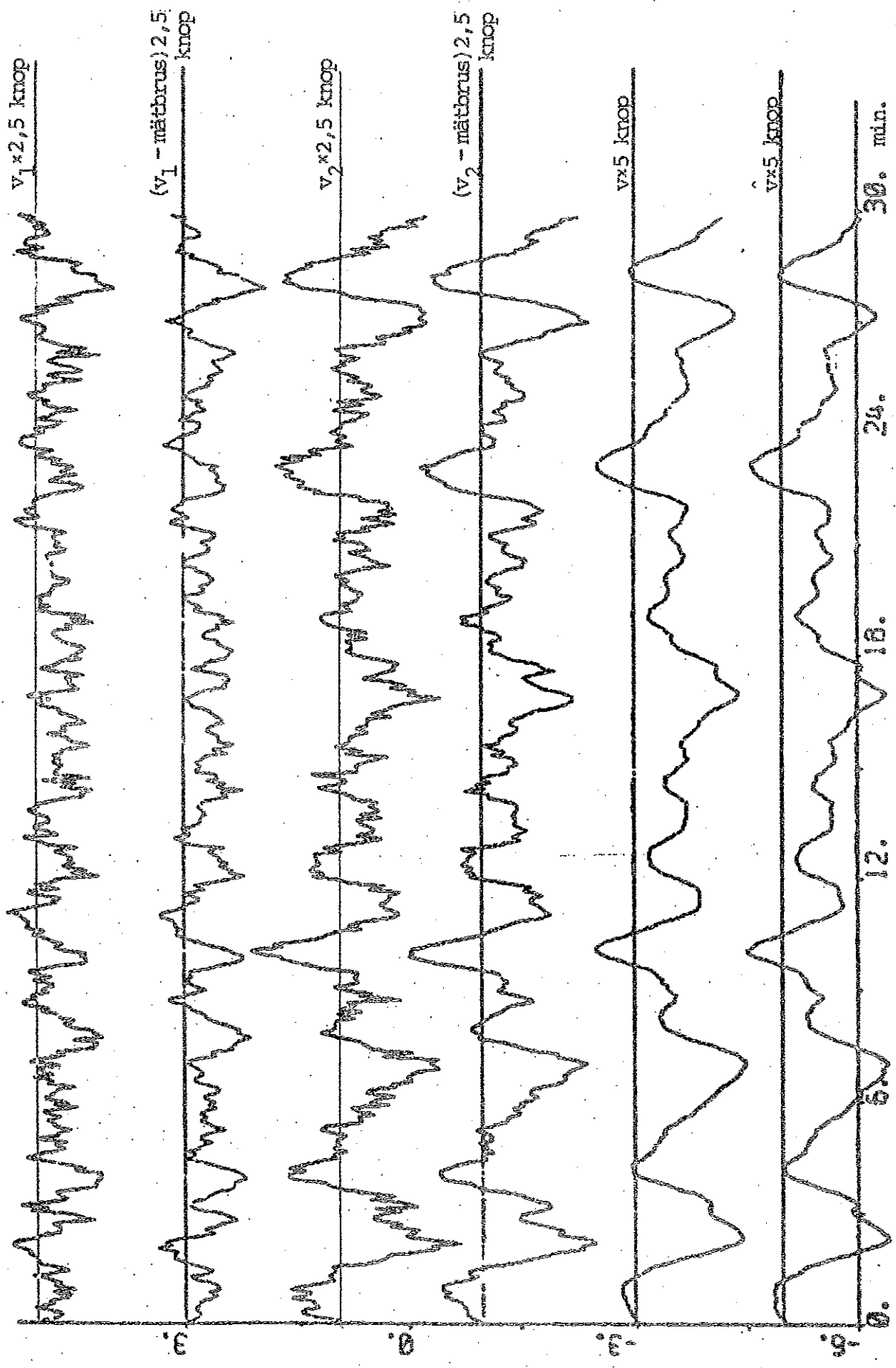


Fig. 3.6a - Mät signaler, verkligt tillstånd och tillståndsestimat vid djupgåendet 20 m och hård vind. En del kurvor är förskjutna. Forts. nästa sida.

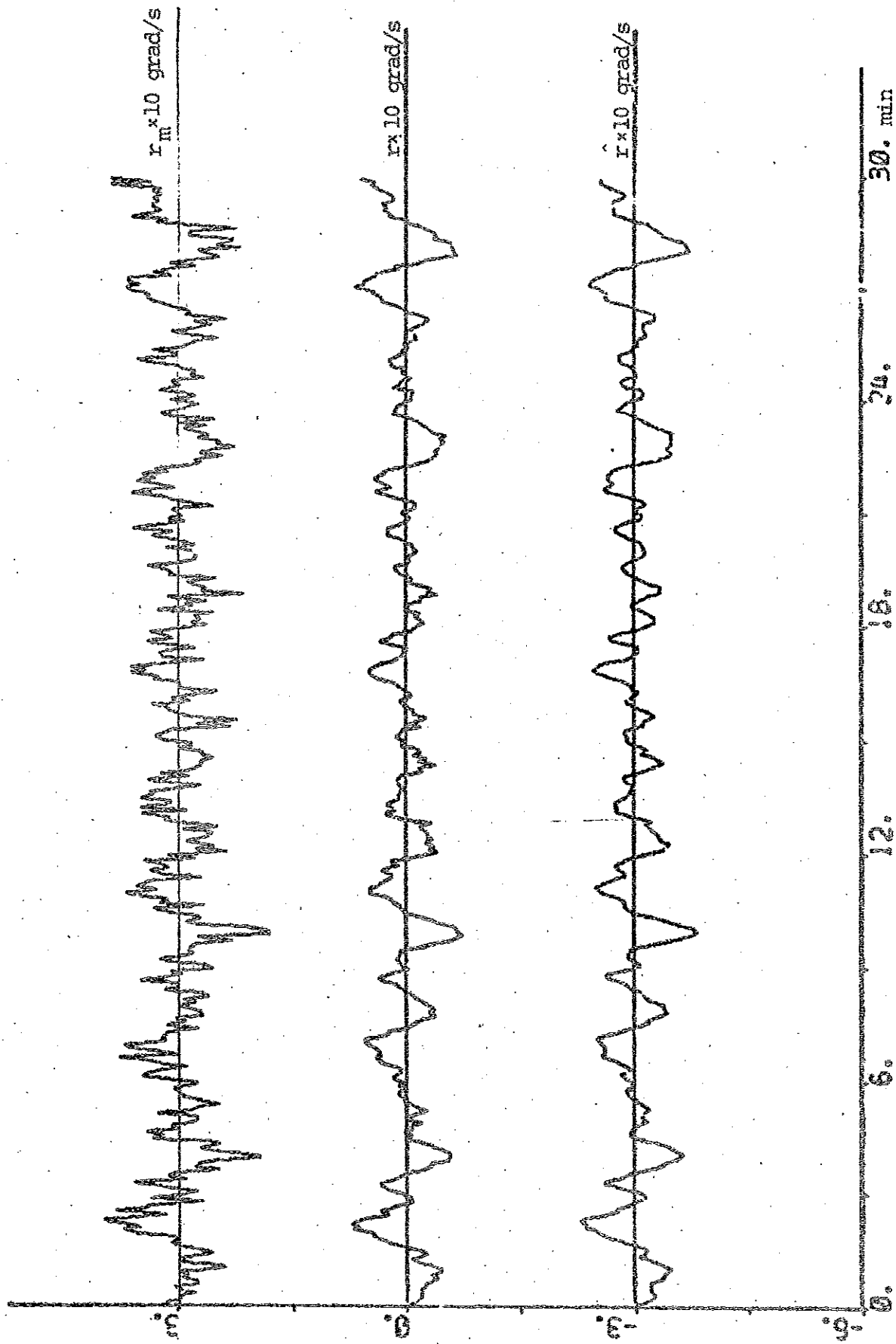


Fig. 3.6b

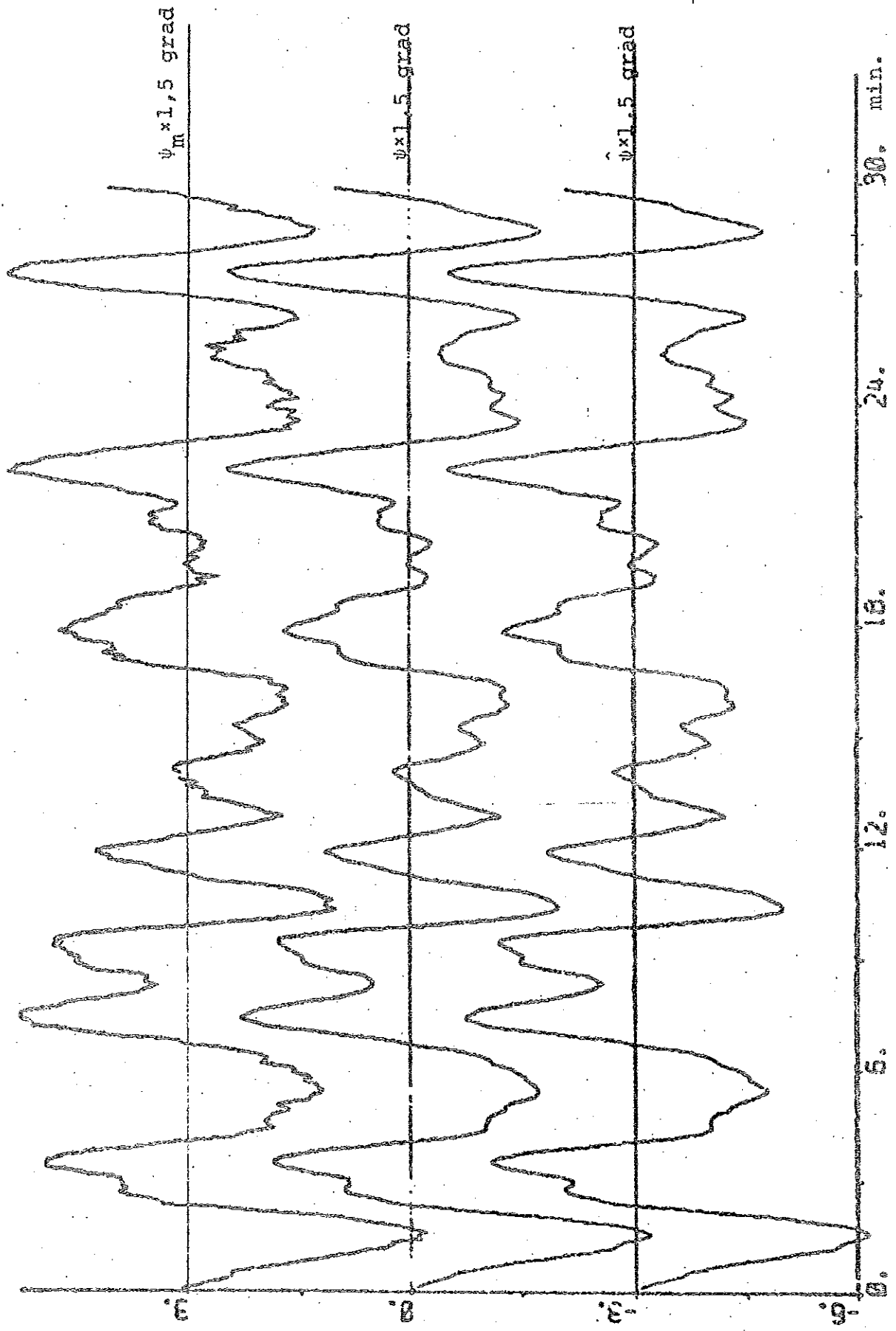


Fig. 3.6c

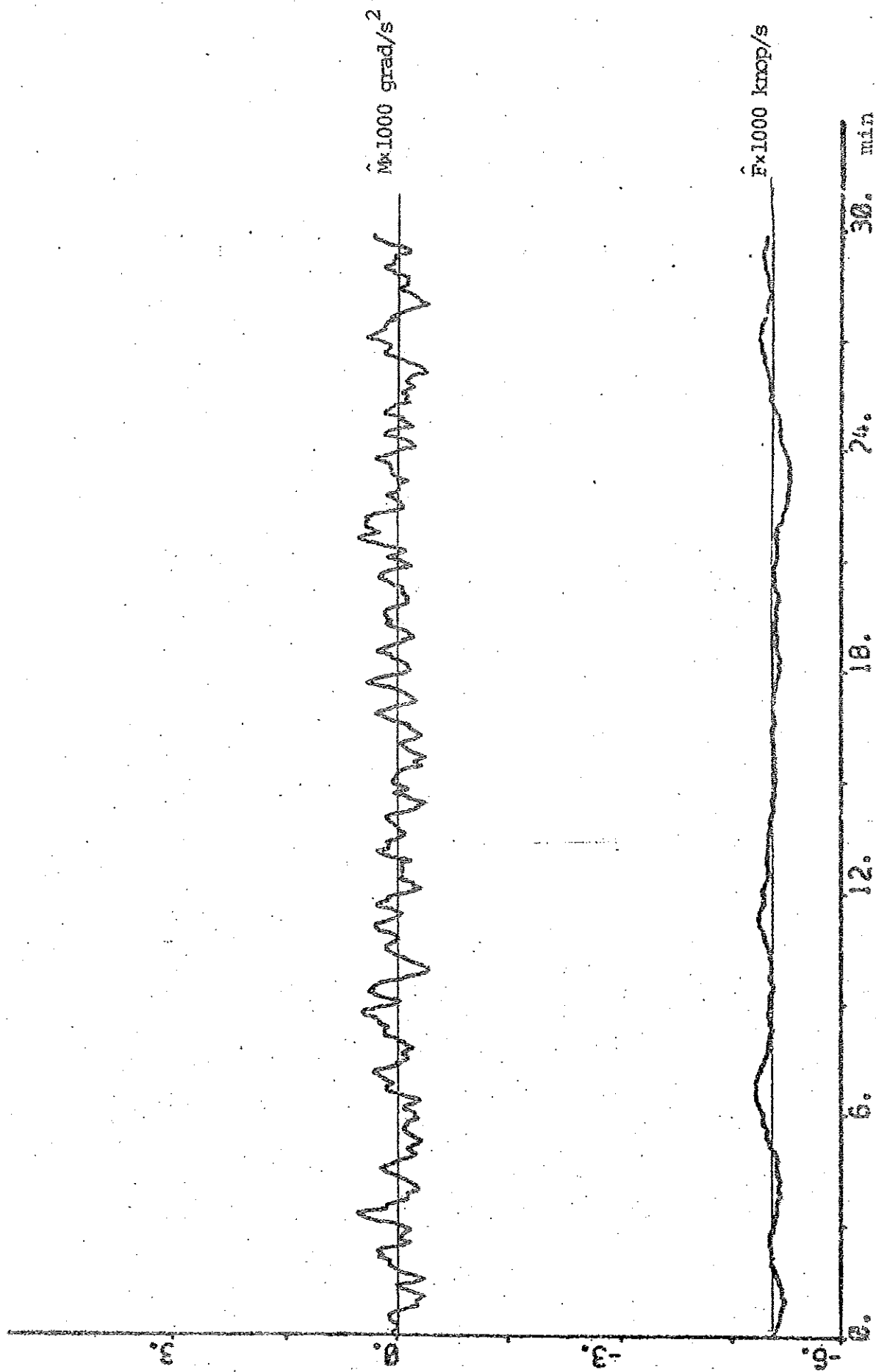


Fig. 3.5d

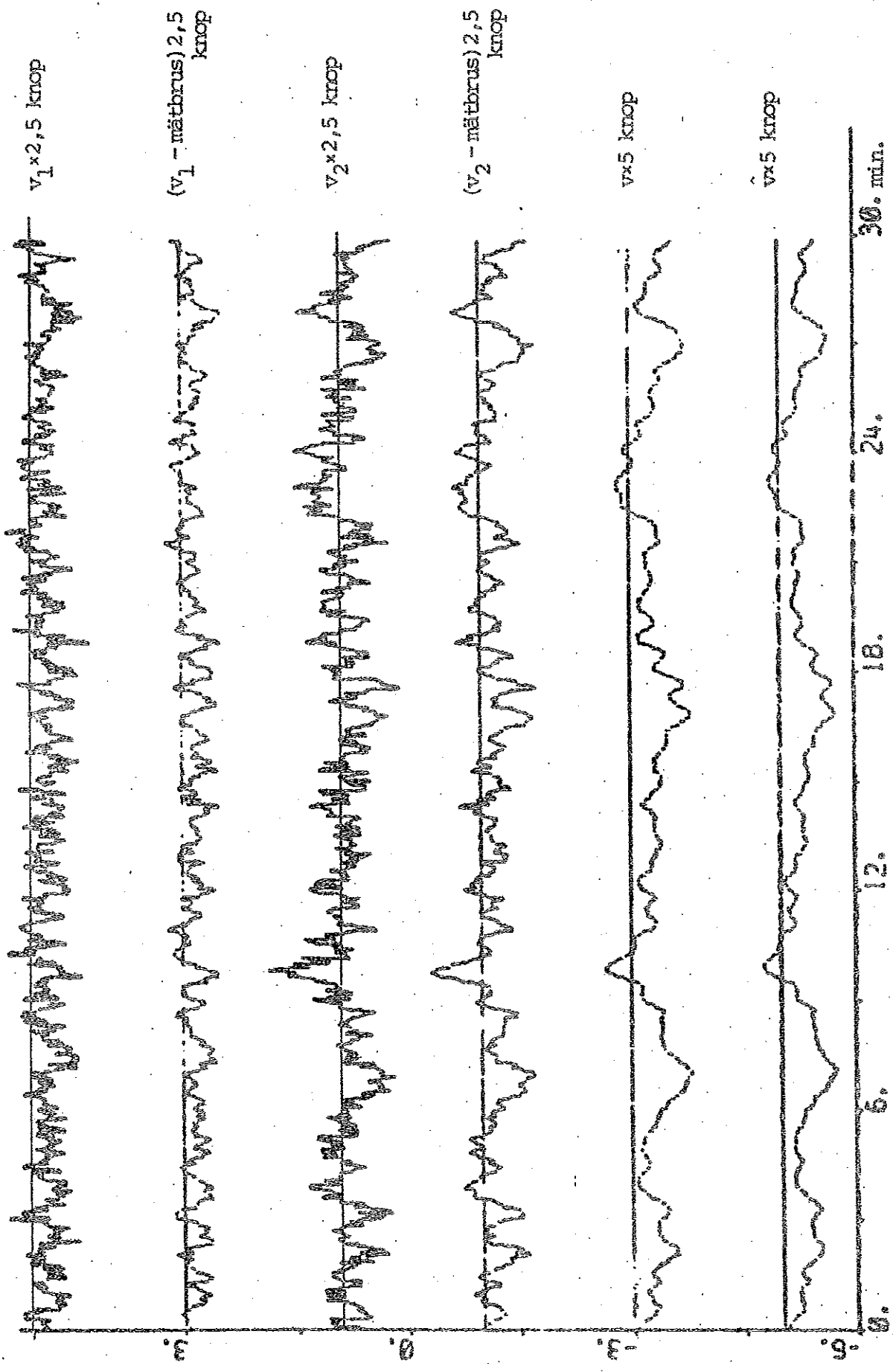


Fig. 3.7a - M tsignaler, verkligt tillstånd och tillst rdsestimat vid djupseendet 10,5 m och svag vind. En del kurvor  r förskjutna. Forts. nästa sida.

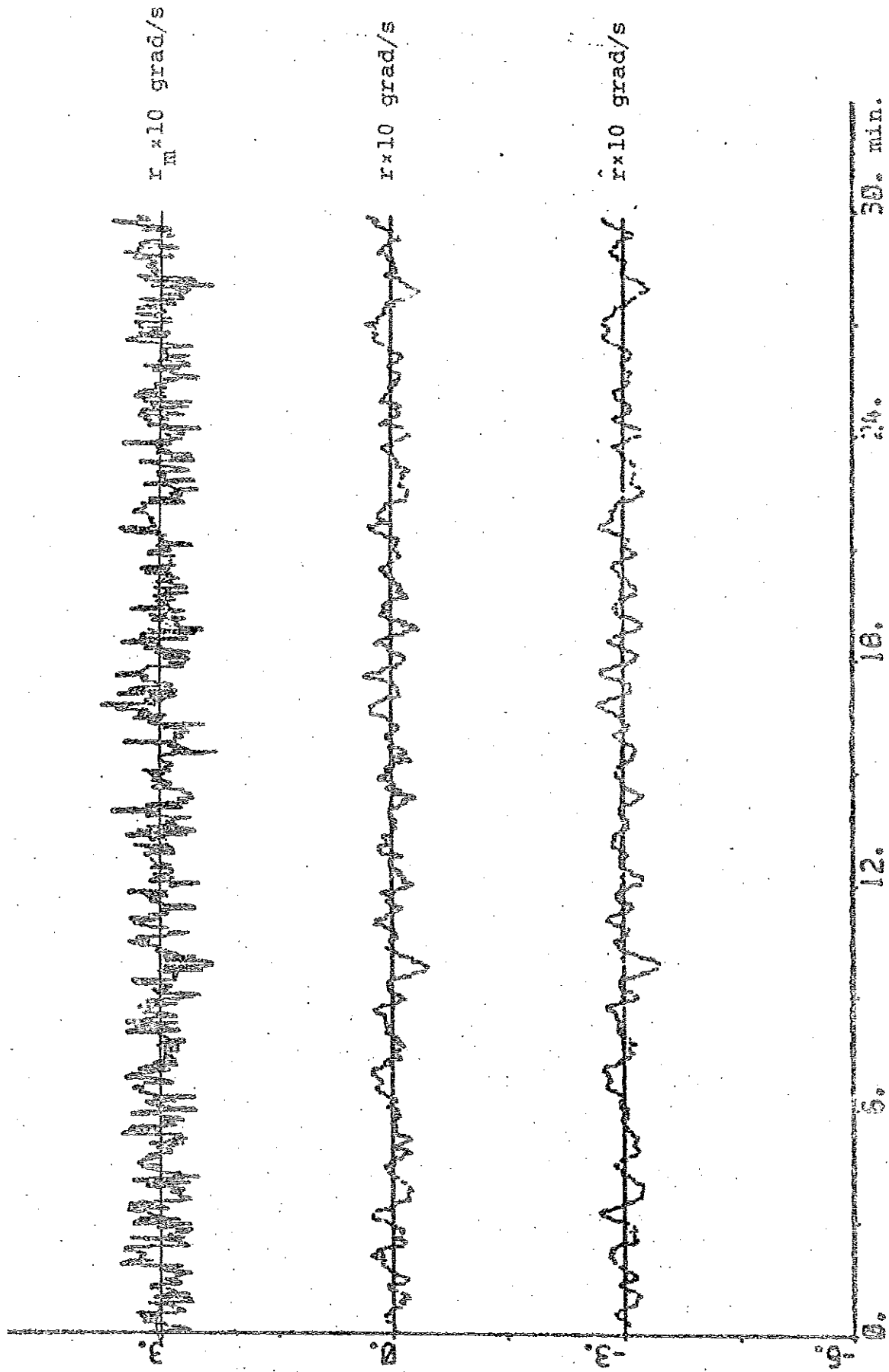


Fig. 3.7b

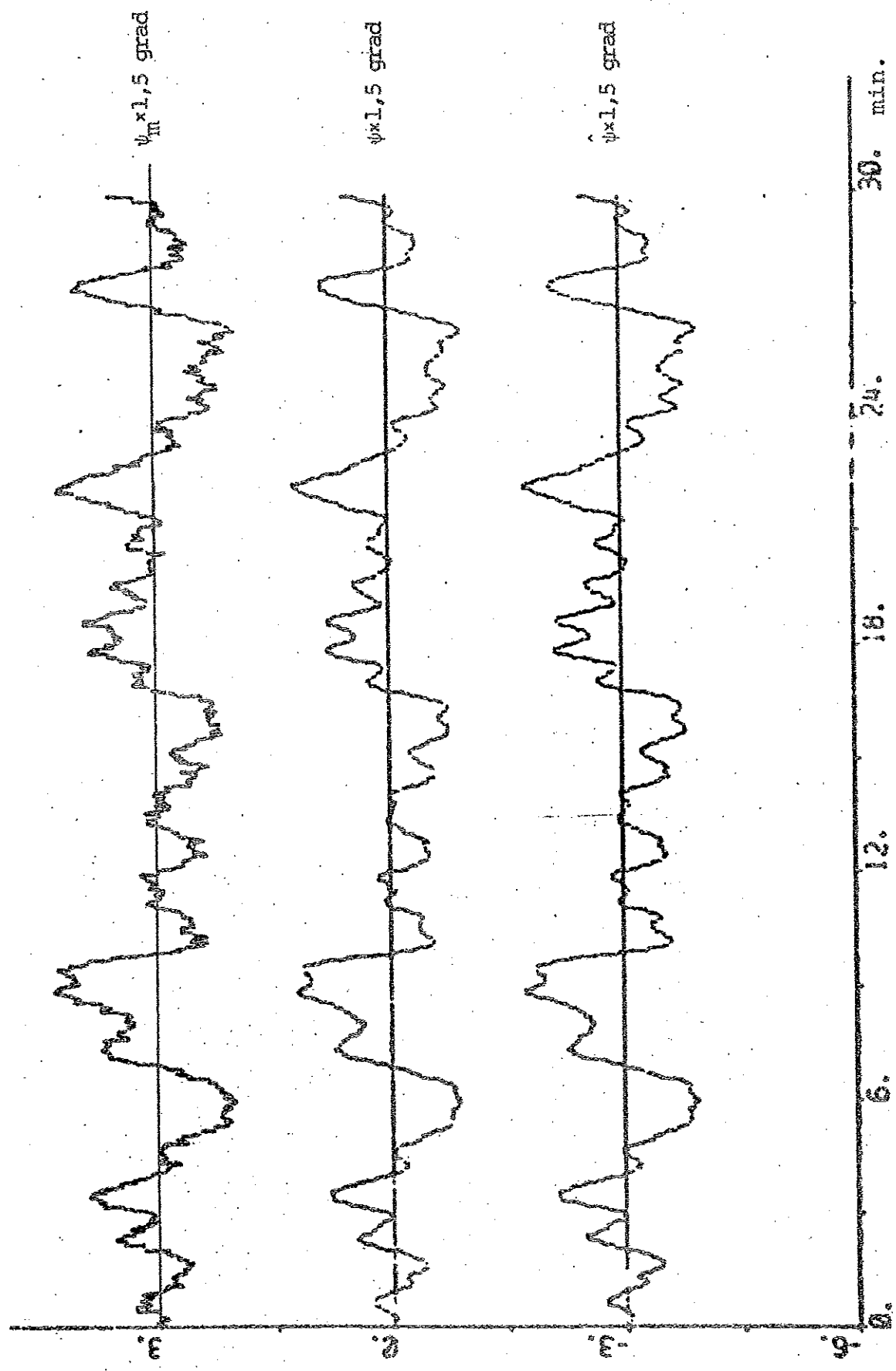


Fig. 3.7c

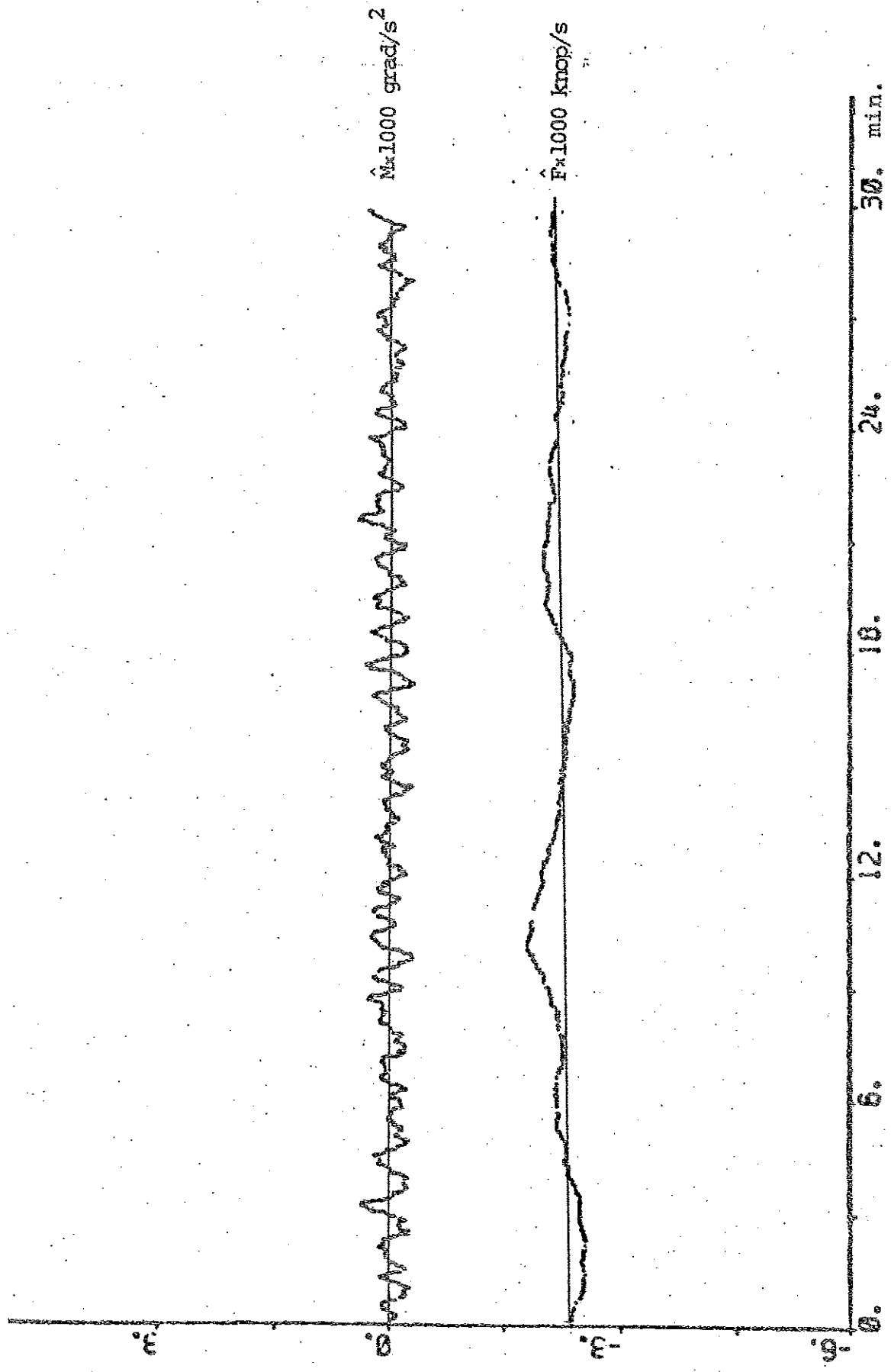


Fig. 3.7d

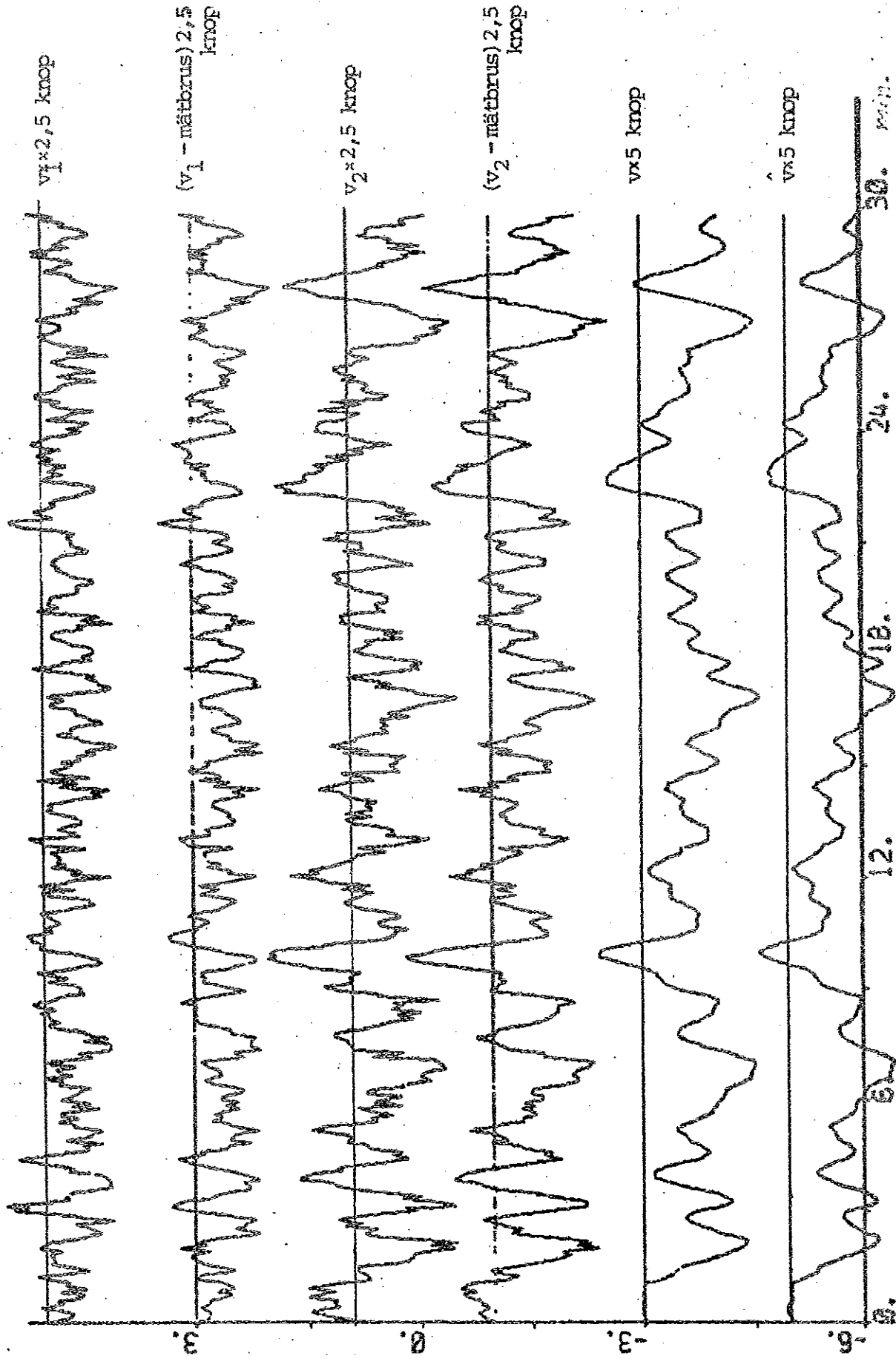


Fig. 3.8a - Mät signaler, verkligt tillstånd och tillståndsestimat vid djupgåendet 10,5 m och hård vind. En del kurvor är förskjutna. Forts. nästa sida.

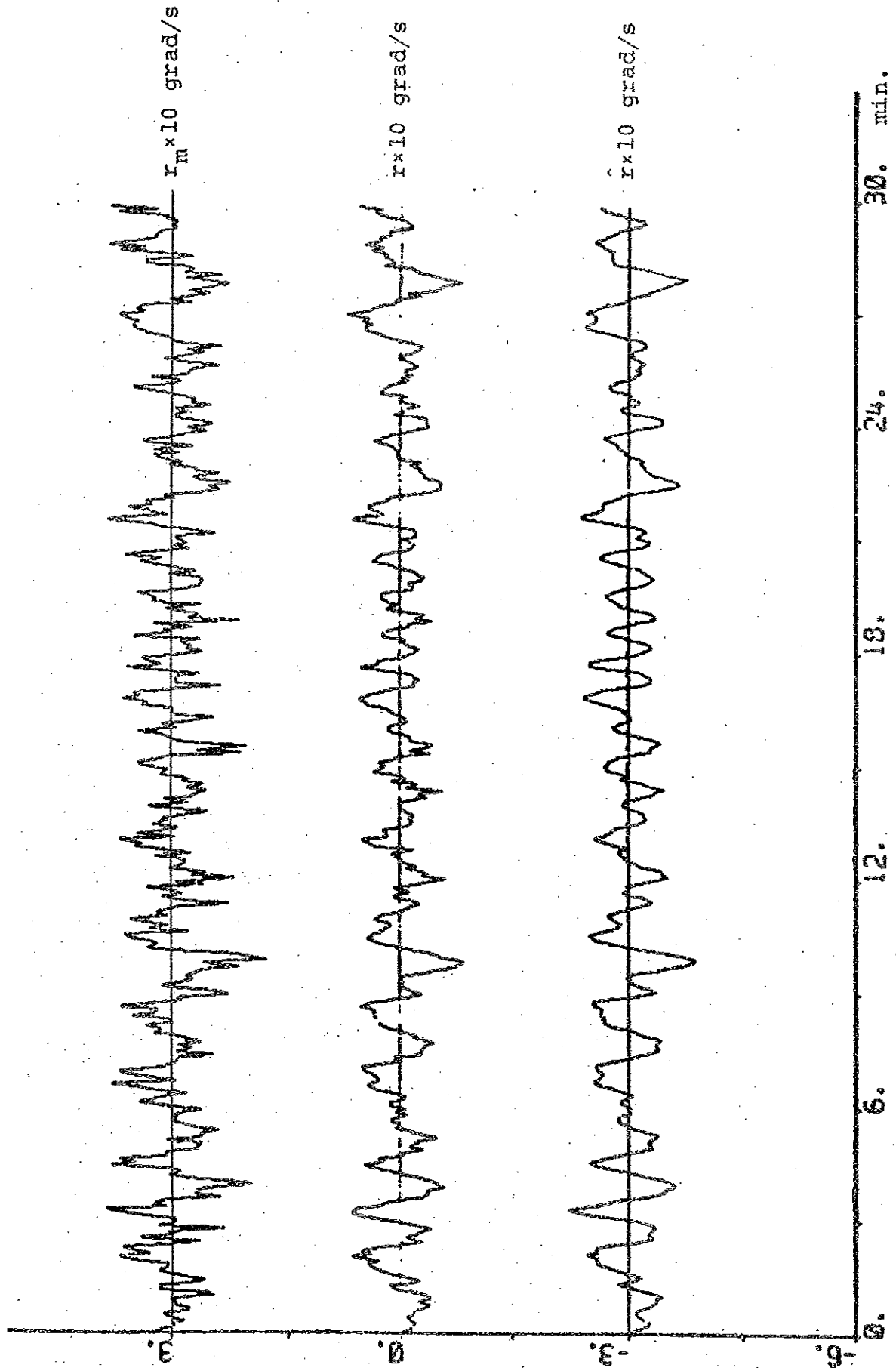


Fig. 3.8b

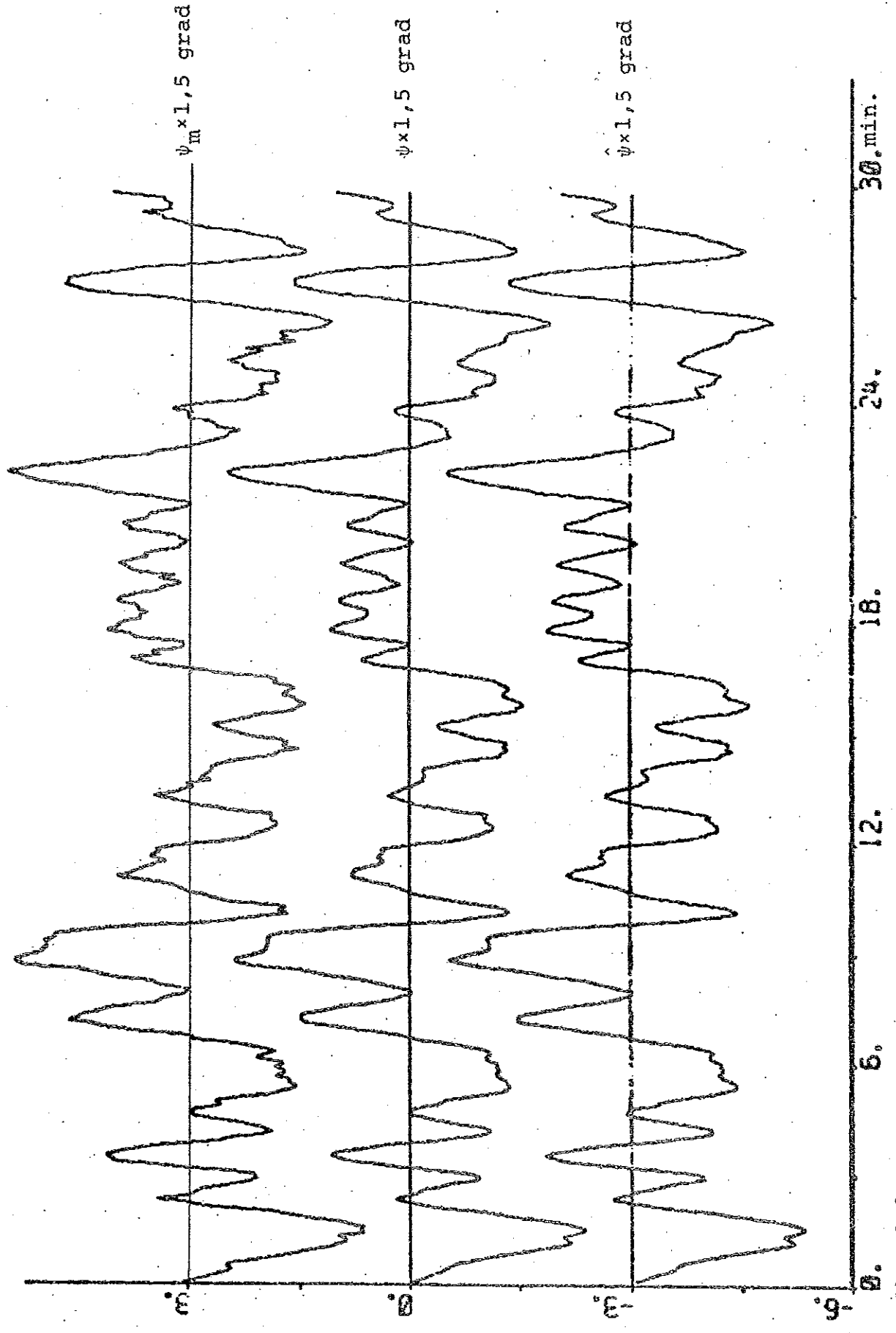


Fig. 3.8c

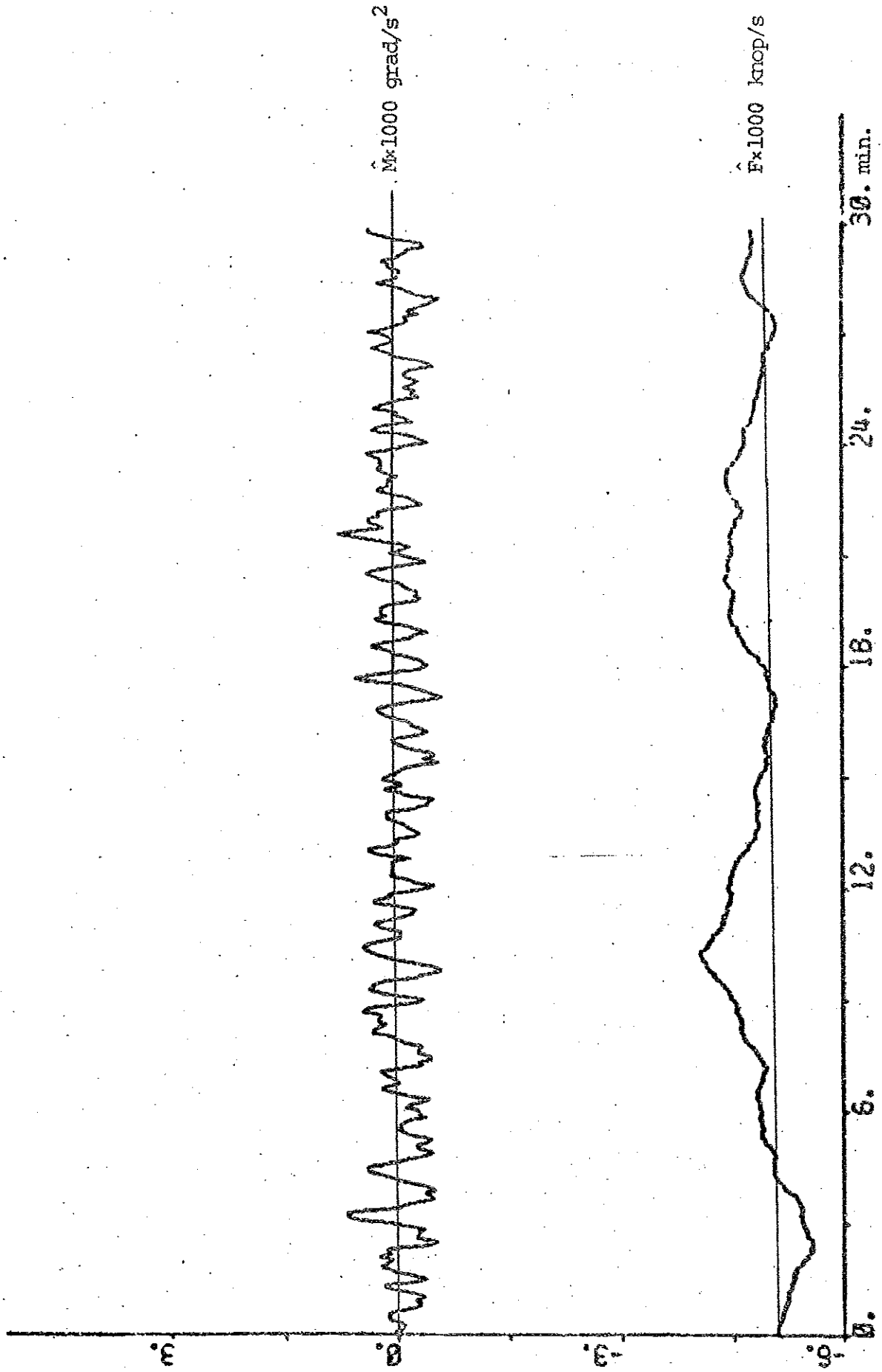


Fig. 3.8d

4. SIMULERING AV STYRNING MED KALMANFILTER.

Den grundläggande självinställande regulatorn finns beskriven i Wittenmark (1973). Simuleringar med i princip samma adaptiva regulator som används i denna rapport, dock utan Kalman-filter, finns beskrivna i Aspernäs och Foisack (1975).

Den modell av fartyget, som regulatorn använder, är:

$$\begin{aligned}
 & (\hat{\psi}(t) - \psi_{\text{ref}}) + a_1(\hat{\psi}(t-k-1) - \psi_{\text{ref}}) + \dots + \\
 & + a_{\text{NA}}(\hat{\psi}(t-k-\text{NA}) - \psi_{\text{ref}}) = \\
 & = b_0[\nabla\delta_s(t-k-1) + b_1\nabla\delta_s(t-k-2) + \dots + \\
 & + b_{\text{NB}}\nabla\delta_s(t-k-\text{NB}-1)] + \\
 & + c_1\nabla\hat{v}(t-k-1) + c_2\nabla\hat{r}(t-k-1) + \\
 & + 100 \cdot c_3\nabla\hat{F}(t-k-1) + 100 \cdot c_4\nabla\hat{M}(t-k-1) + \varepsilon(t) \quad (4.1)
 \end{aligned}$$

Minimalvariansstyrningen blir då:

$$\begin{aligned}
 \nabla_s \delta_s(t) = & \hat{a}_1(\hat{\psi}(t) - \psi_{\text{ref}}) + \dots + \hat{a}_{\text{NA}}(\hat{\psi}(t-\text{NA}+1) - \psi_{\text{ref}}) - \\
 & - \hat{b}_1\nabla_s \delta_s(t-1) - \dots - \hat{b}_{\text{NB}}\nabla_s \delta_s(t-\text{NB}) - \\
 & - \hat{c}_1\nabla\hat{v}(t) - \hat{c}_2\nabla\hat{r}(t) - 100 \cdot \hat{c}_3\nabla\hat{F}(t) - \\
 & - 100 \cdot \hat{c}_4\nabla\hat{M}(t) \quad (4.2)
 \end{aligned}$$

där

$$\nabla_s \delta_s(t) = b_0 \nabla \delta_s(t) = b_0 (\delta_s(t) - \delta_s(t-1))$$

och där t.ex.

$$\hat{v}(t) = \hat{v}(t) - \hat{v}(t-1)$$

I fortsättningen fixeras följande parametrar:

$$NA = 3$$

$$NB = 2$$

$$k = 5$$

$$b_0 = -1$$

Dessutom väljs samplingsintervallet för regulatoren till 15 s och den exponentiella glömskefaktorn sätts till 0,99. I fortsättningen kommer alltid ψ_{ref} att vara noll. Listning av programmet för regulatoren finns i appendix.

För att kunna utvärdera simuleringarna införes två förlustfunktioner

$$V_1 = \frac{1}{\tau} \int_0^{\tau} \left[(\psi(t) - \psi_{ref})^2 + \lambda \delta_s^2(t) \right] dt \quad (4.3)$$

$$V_2 = \frac{1}{\tau} \int_0^{\tau} \left[(\psi(t) - \psi_{ref})^2 + \lambda (\delta_s(t) - \bar{\delta}_s)^2 \right] dt$$

där $\bar{\delta}_s$ är medelvärdet av $\delta_s(t)$ och där viktfaktorn λ sätts lika med 0,1.

De två förlustfunktionerna beräknas approximativt som

$$V_1 = \frac{1}{N} \sum_{n=0}^{N-1} \left[(\psi(nT_s) - \psi_{ref})^2 + \lambda \delta_s^2(nT_s) \right] \quad (4.4)$$

$$V_2 = \frac{1}{N} \sum_{n=0}^{N-1} \left[(\psi(nT_s) - \psi_{ref})^2 + \lambda (\delta_s(nT_s) - \bar{\delta}_s)^2 \right]$$

där $NT_s = \tau$.

I fortsättningen kommer även medelvärde m_{δ_s} och standardavvikelse σ_{δ_s} för roderservoläget att anges, liksom medelvärde m_{ψ} och standardavvikelse σ_{ψ} för kursen.

I fig. 4.1 och 4.2 visas simuleringar för djupgåendet 20 m och svag vind resp. hård vind. Alla fyra framkopplingarna av tillståndsestimaten i (4.1) och (4.2) används. En sammanställning av resultaten finns i tabell 4.1.

		Svag vind	Hård vind
Djupgående 20 m	V_1 gr ²	0,63	2,44
	V_2 gr ²	0,56	2,14
	σ_{ψ} gr	0,30	0,79
	σ_{δ_s} gr	2,16	3,90

Tabell 4.1 - Resultat av simuleringar med framkoppling av fyra tillståndsestimat.

Vissa svårigheter att få samtliga 9 parametrar att konvergera uppstod. Framkopplingen av \hat{F} och \hat{M} bör inte ge särskilt mycket information till regulatorn, eftersom dessa estimat ändrar sig mycket långsamt och eftersom regulatorn har möjlighet att ta hänsyn till denna typ av störningar genom att den arbetar med differenser av δ_s .

I fig. 4.3 - 4.6 visas simuleringar vid olika djupgående och olika vindstyrkor, när endast \hat{v} och \hat{r} har använts som framkopplingar i regulatorn (4.1) och (4.2). Resultaten finns sammanställda i tabell 4.2.

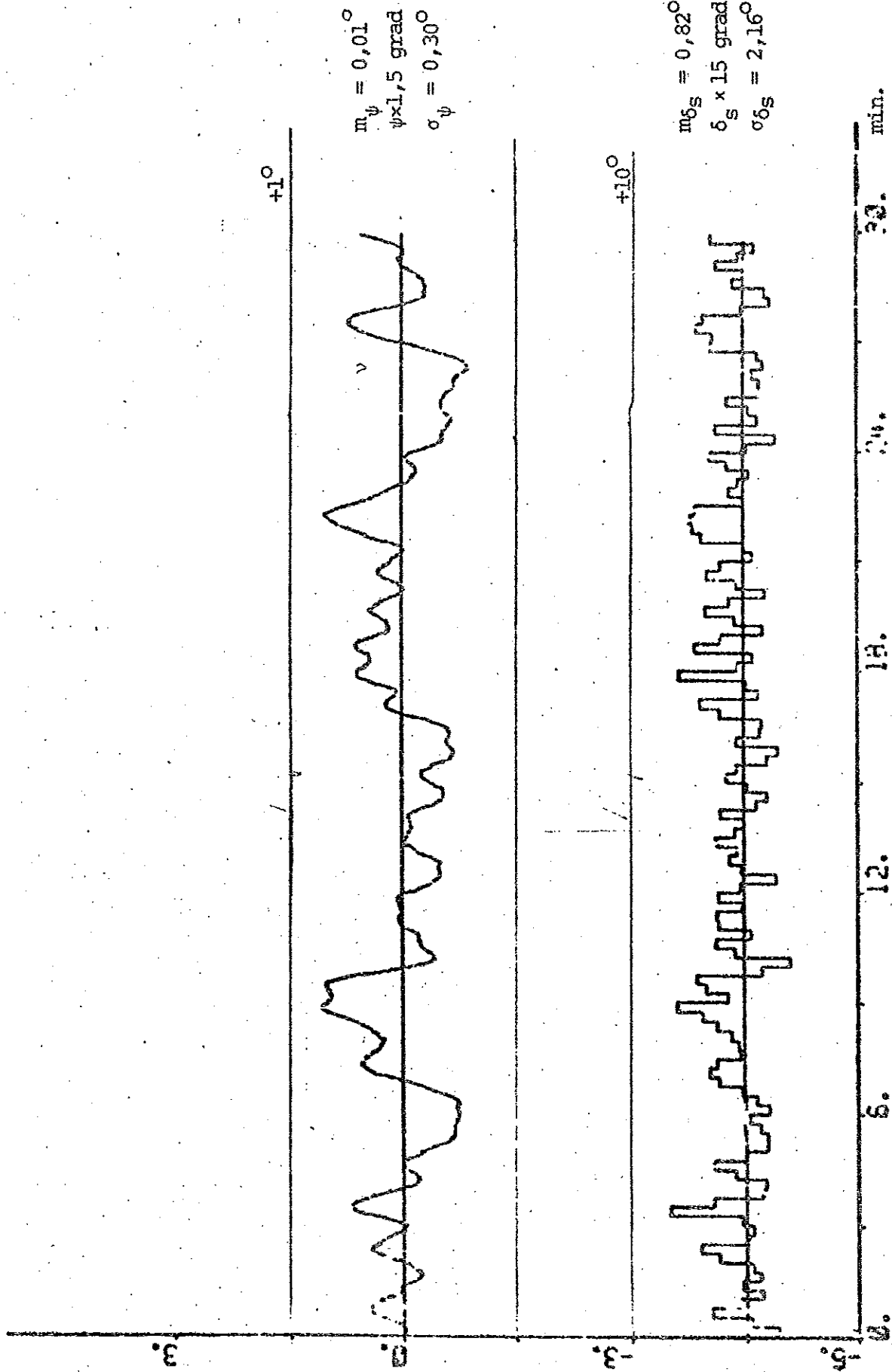


Fig. 4.1a - Styrning med framkoppling av \hat{v} , \hat{r} , \hat{F} , \hat{M} vid djupgåendet 20 m och svag vind. Forts. nästa sida.

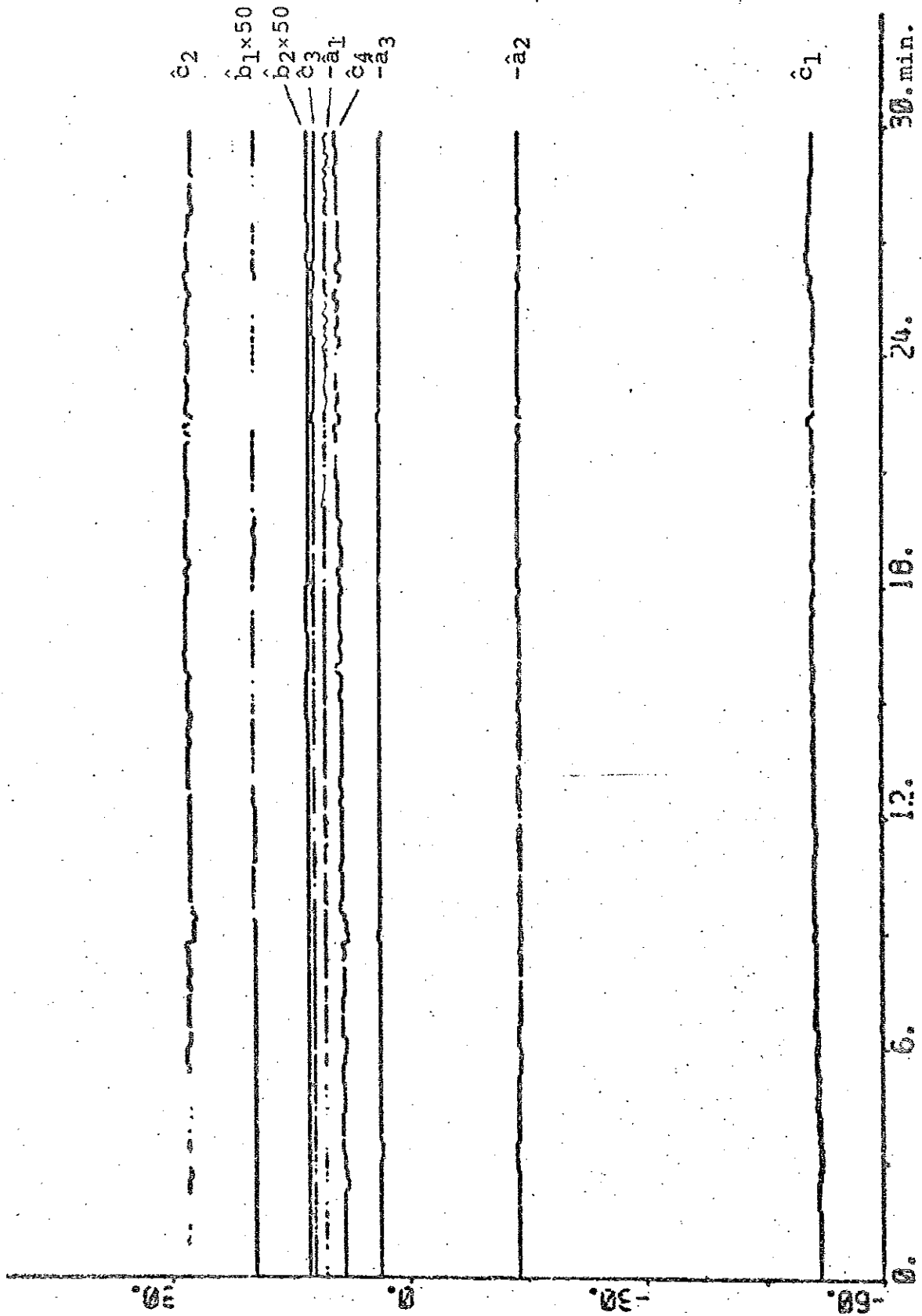


Fig. 4.1b

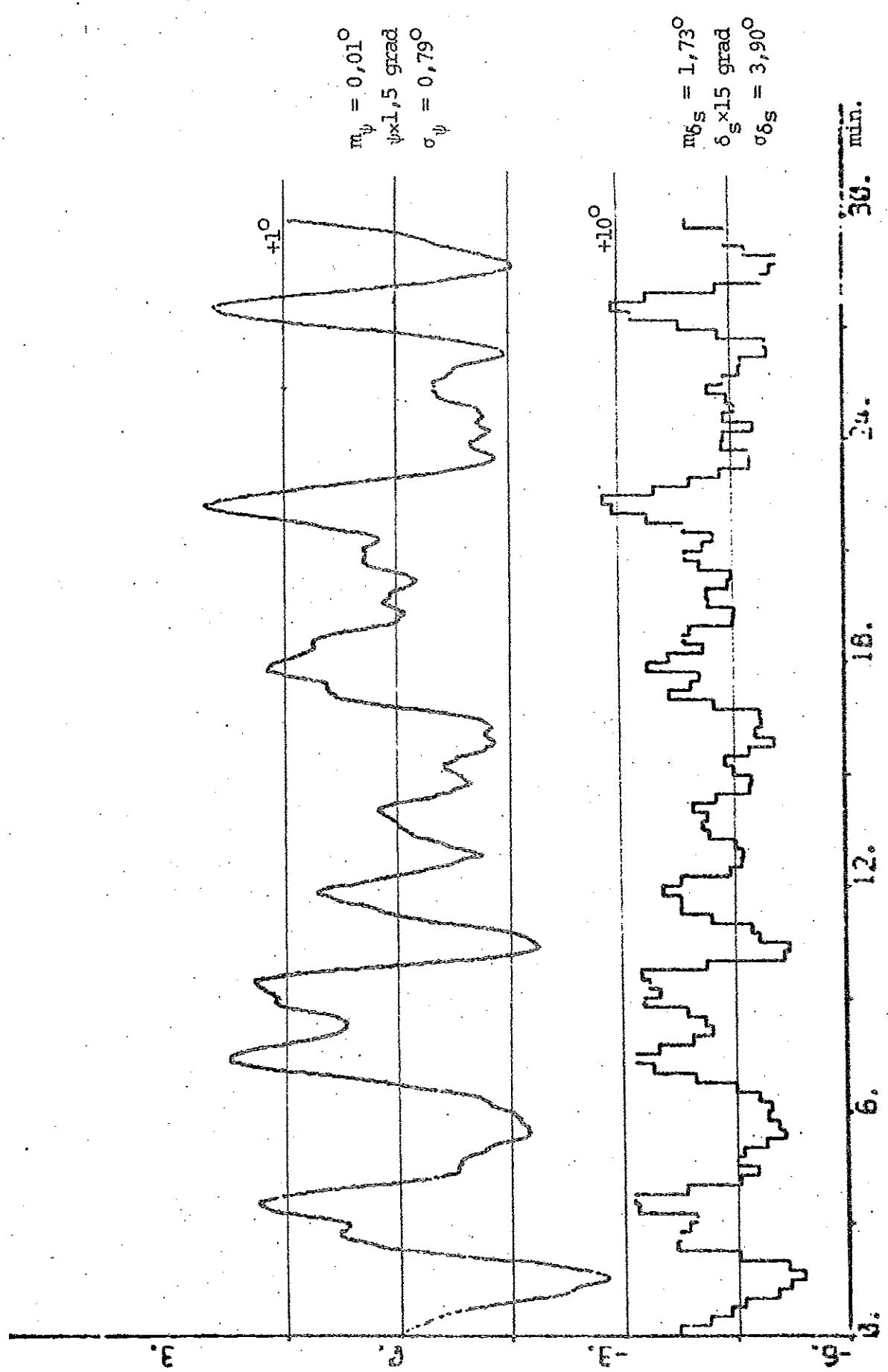


Fig. 4.2a - Styrning med frankoppling av \hat{v} , \hat{i} , \hat{r} , \hat{F} , \hat{M} vid djupgåendet 20 m och hård vind. Forts. nästa sida.

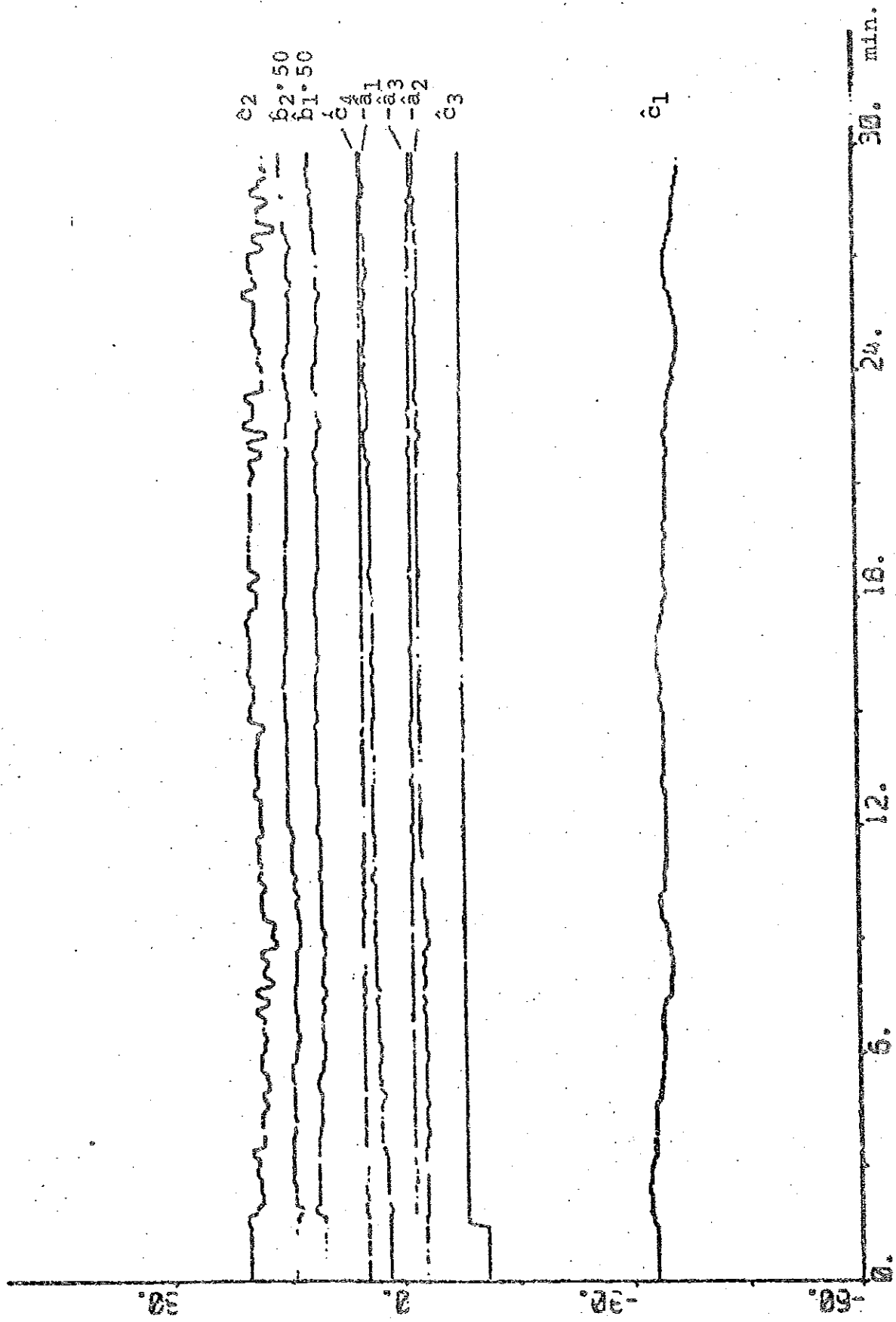


Fig. 4.2b

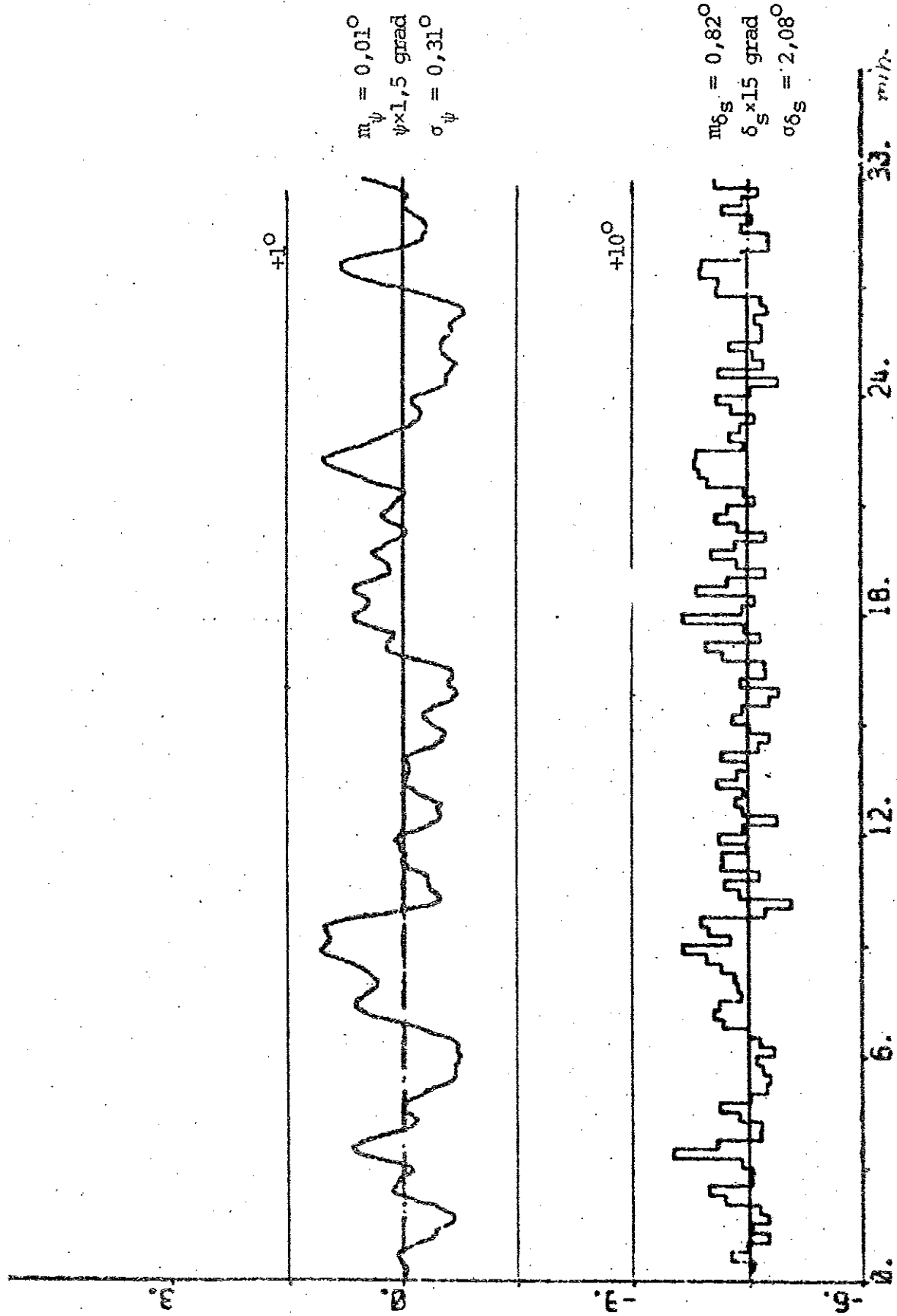


Fig. 4.3a - Styrning med framkoppling av \hat{v} och \hat{r} vid djupgåendet 20 m och svag vind. Forts. nästa sida.

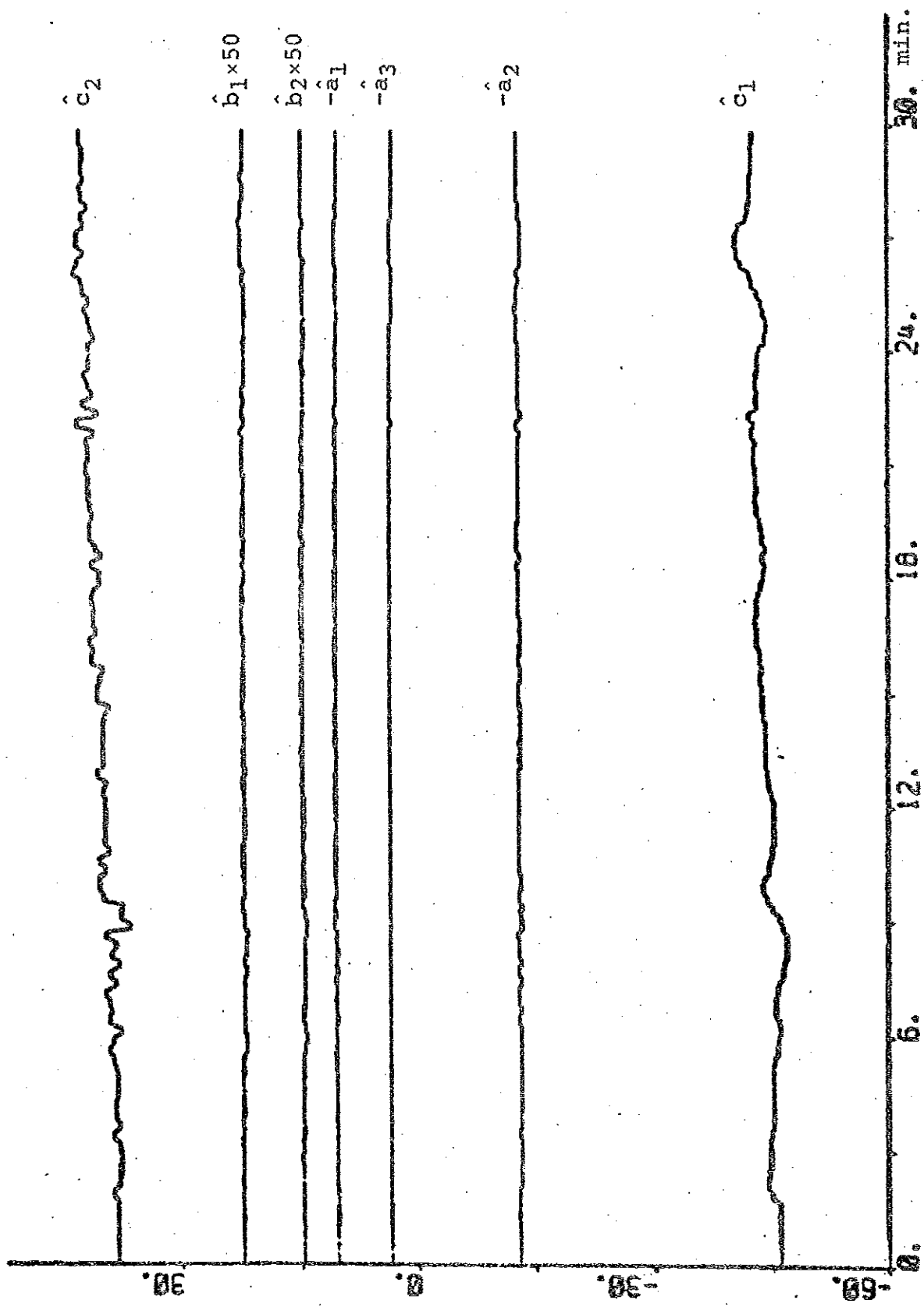


Fig. 4.3b.

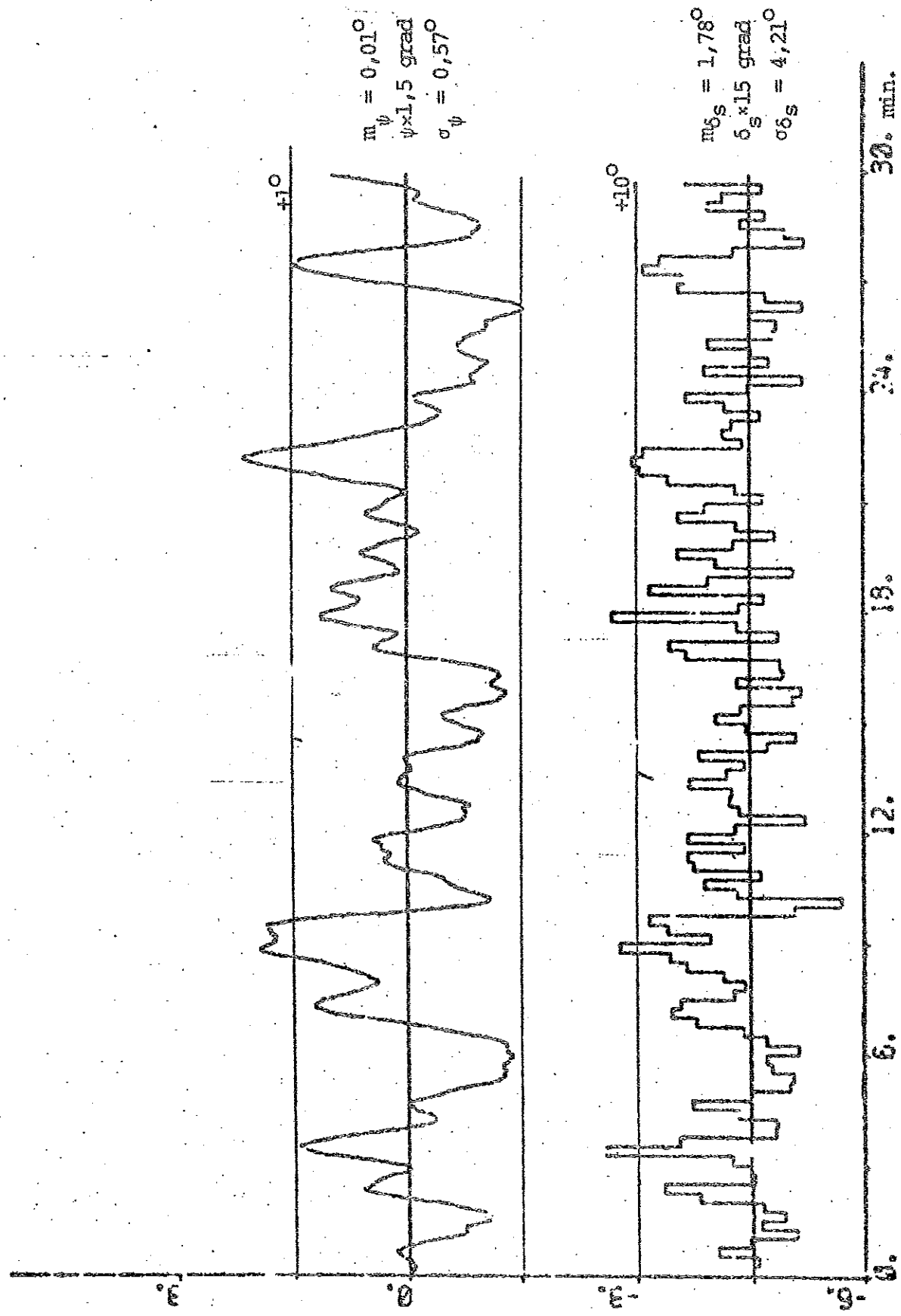


Fig. 4.4a - Styrning med framkoppling av ψ och $\dot{\psi}$ vid djupfåendet 20 m och hård vind. Forts. nästa sida.

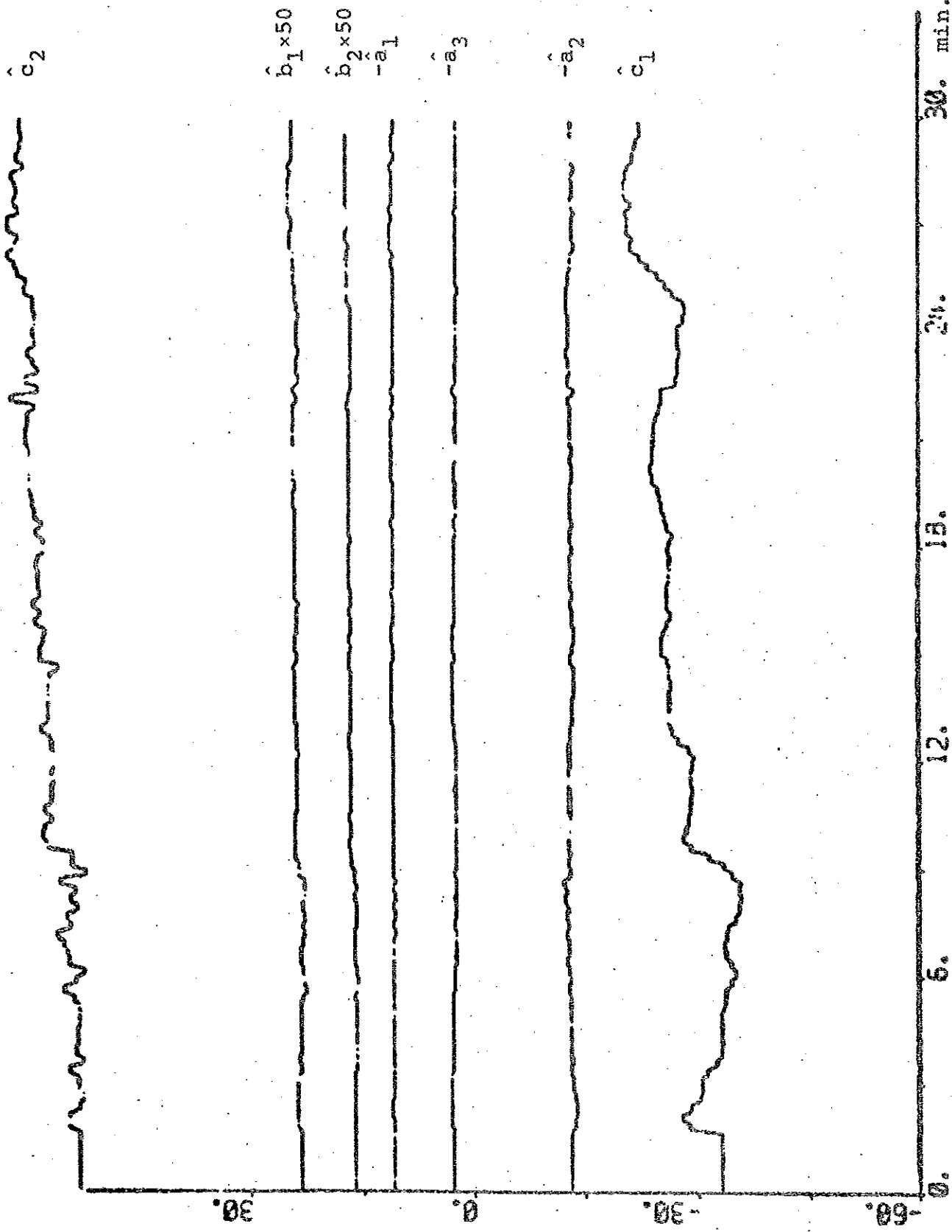


Fig. 4.4b

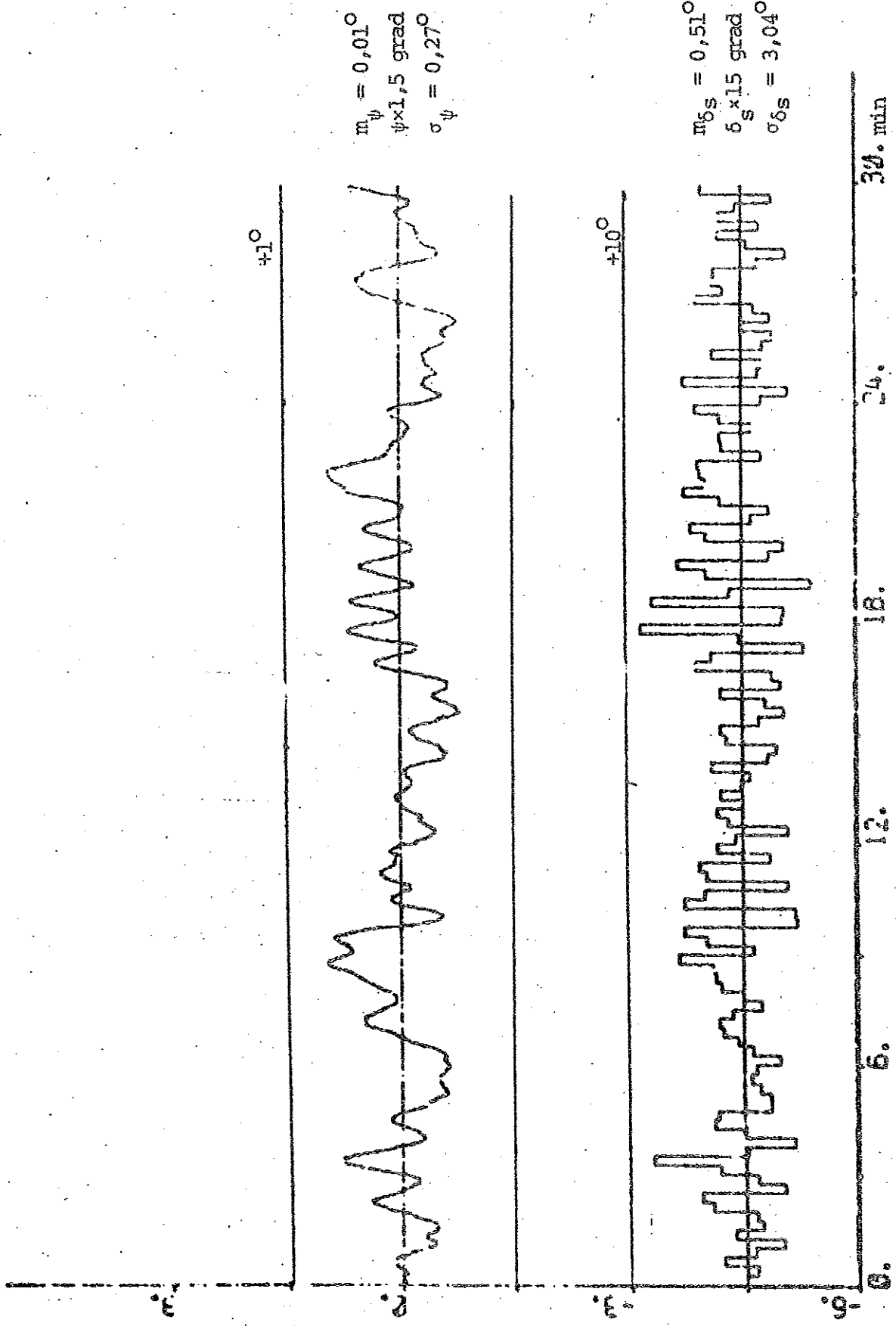


Fig. 4.5a - Styrning med framkoppling av ψ och δ i vld djupgåendet 10,5 m och svag vind. Forts. nästa sida.

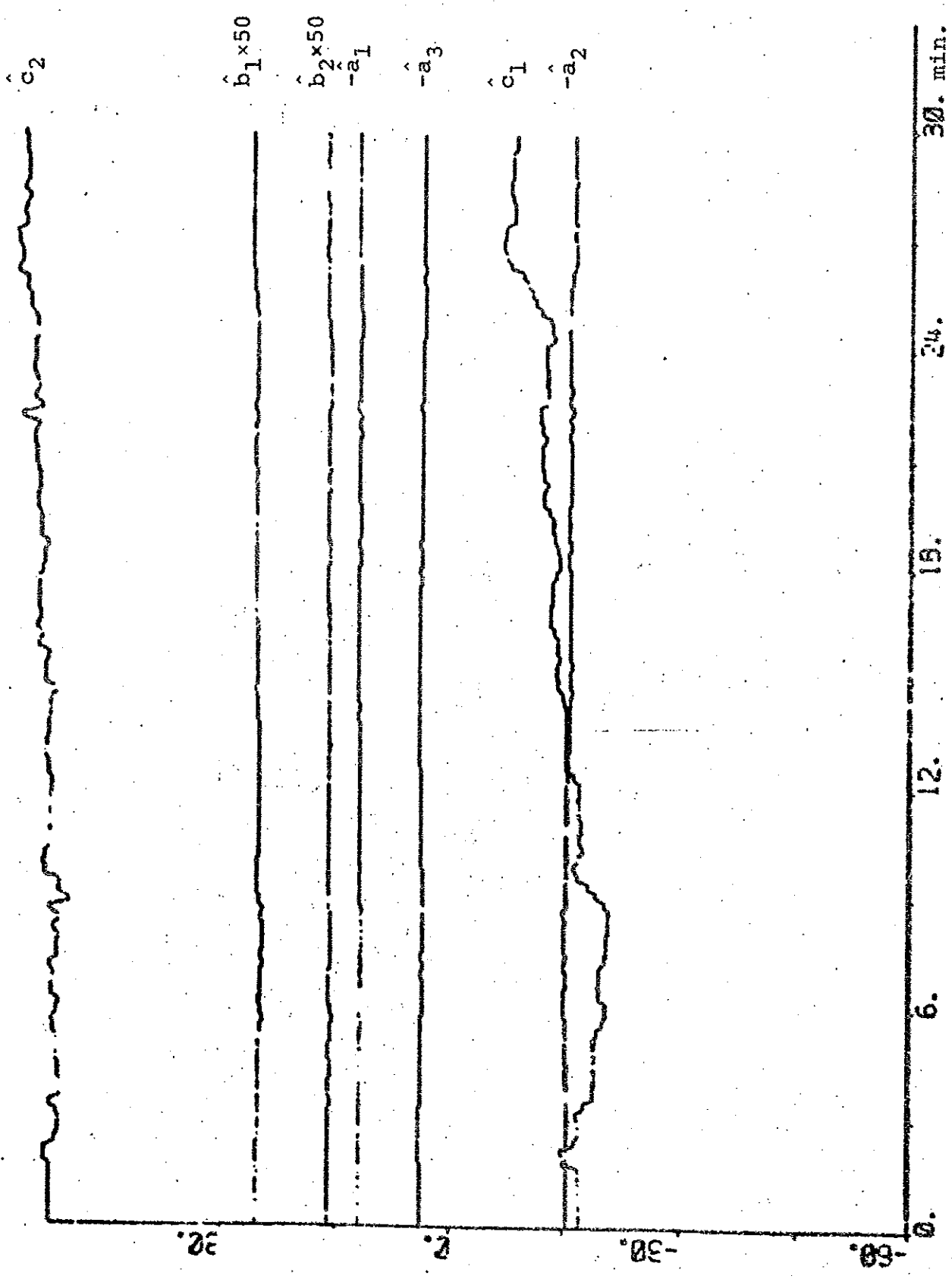


Fig. 4.5b

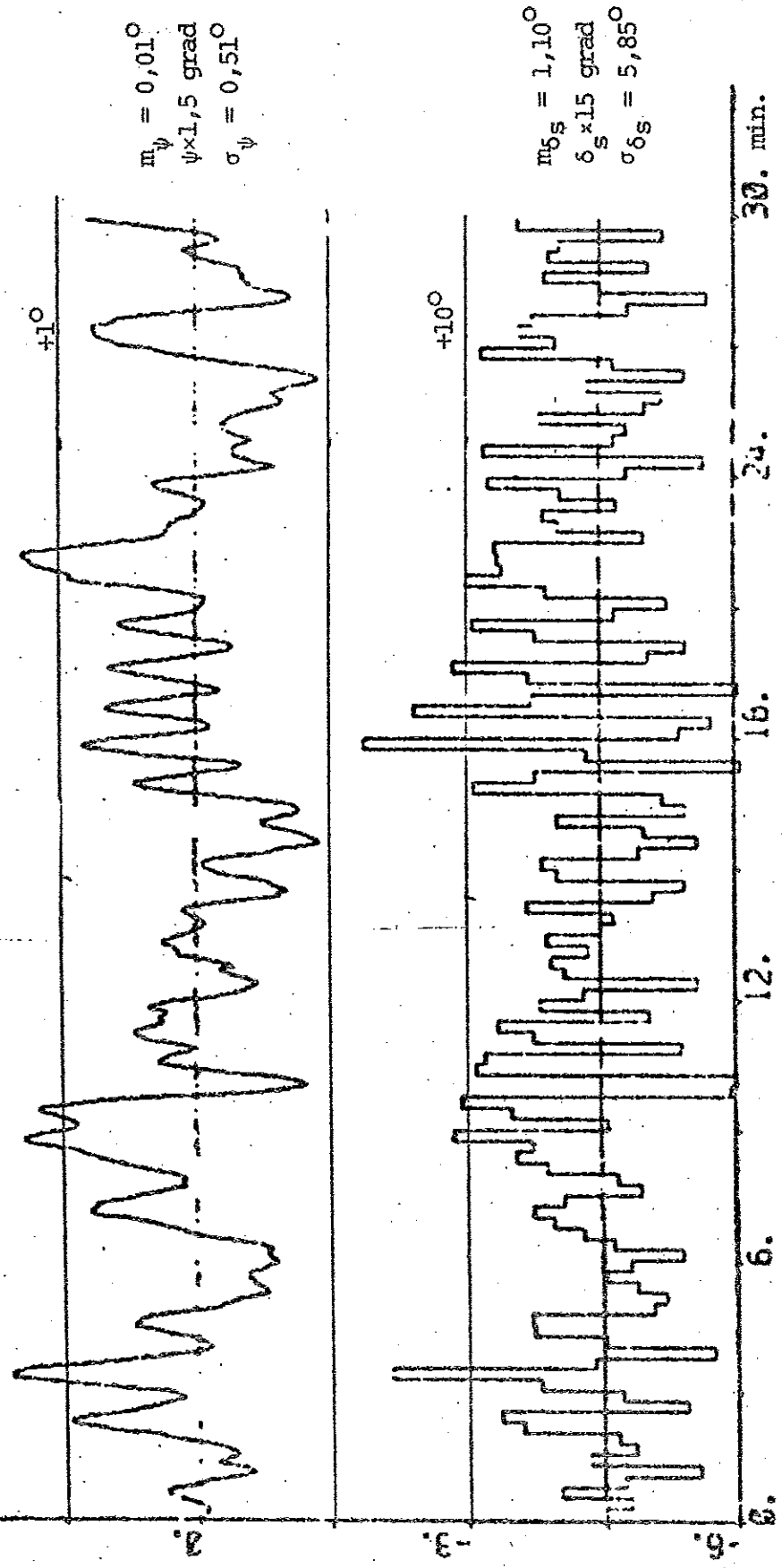


Fig. 4.6a - Styrning med framkoppling av \dot{v} och \dot{r} vid djupgåendet 10,5 m och hård vind. Forts. nästa sida.

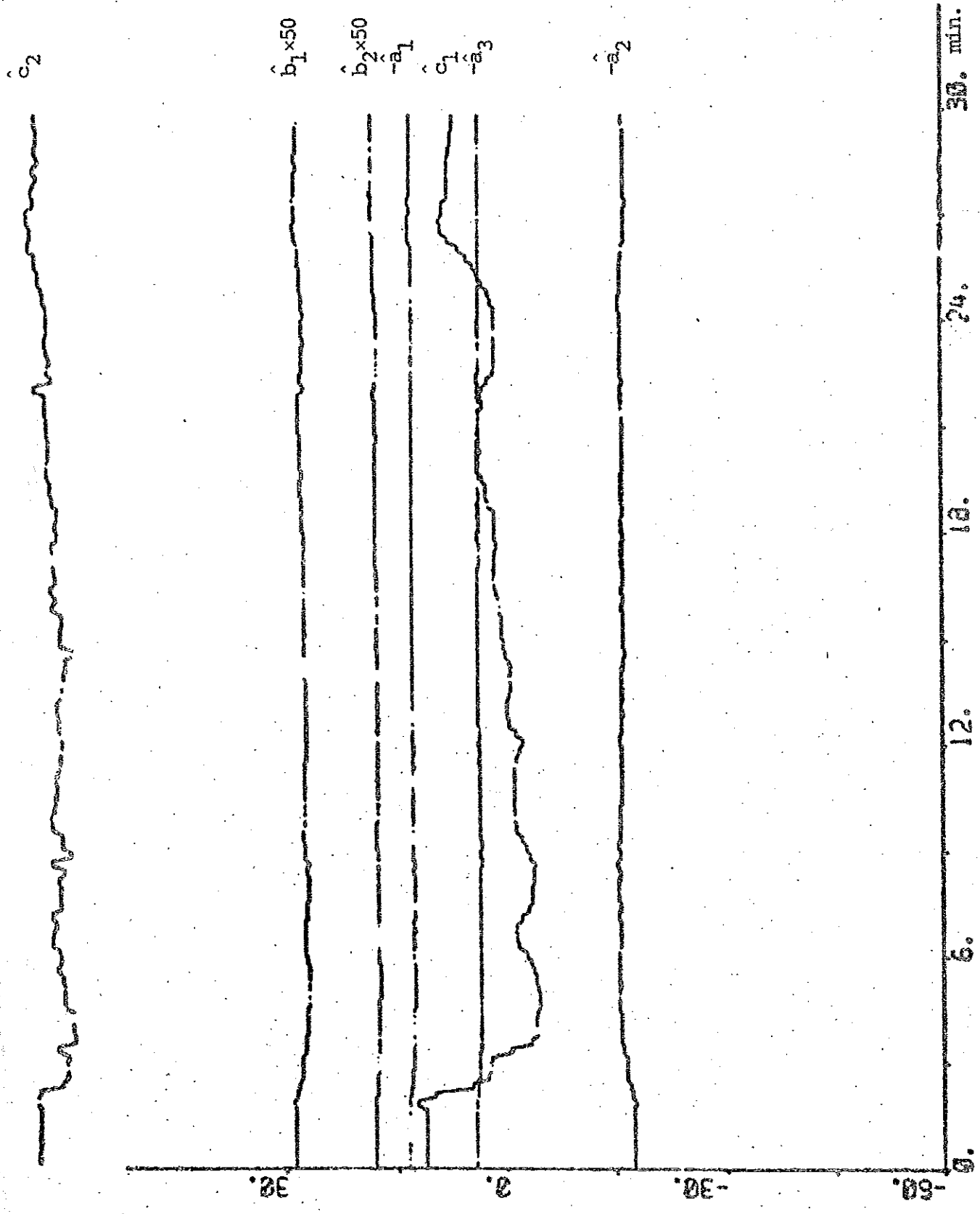


Fig. 4.6b

		Svag vind	Hård vind
Djupgående 20 m	V_1 gr ²	0,60	2,41
	V_2 gr ²	0,53	2,10
	σ_ψ gr	0,31	0,57
	σ_{δ_S} gr	2,08	4,21
Djupgående 10,5 m	V_1 gr ²	1,02	3,81
	V_2 gr ²	1,00	3,69
	σ_ψ gr	0,27	0,51
	σ_{δ_S} gr	3,04	5,85

Tabell 4.2 - Resultat av simuleringar med framkoppling av endast \hat{v} och \hat{r} .

Om tabell 4.2 jämförs med tabell 4.1 kan det konstateras att framkoppling av \hat{F} och \hat{M} inte förbättrar styrningen.

Proceduren vid samtliga simuleringar i denna rapport har varit att låta regulatorparametrarna först svänga in sig för fallet svag vind och djupgåendet 20 m. Dessa injusterade parametrar med tillhörande kovariansmatris har sedan använts som startvärden vid simuleringar av de andra fallen. Möjligen har inte regulatorparametrarna hunnit svänga in sig när djupgåendet har ändrats från 20 m till 10,5 m, varför resultaten för det senare djupgåendet är något sämre än väntat. Emellertid är resultaten av simuleringar vid djupgåendet 20 m alltid sinsemellan jämförbara, liksom simuleringar vid djupgåendet 10,5 m är det.

För att utröna vilken av framkopplingarna \hat{v} eller \hat{r} som är viktigast för styrningen utfördes två simuleringar vid djupgåendet 20 m och svag vind. Se fig. 4.7 och 4.8 samt tabell 4.3.

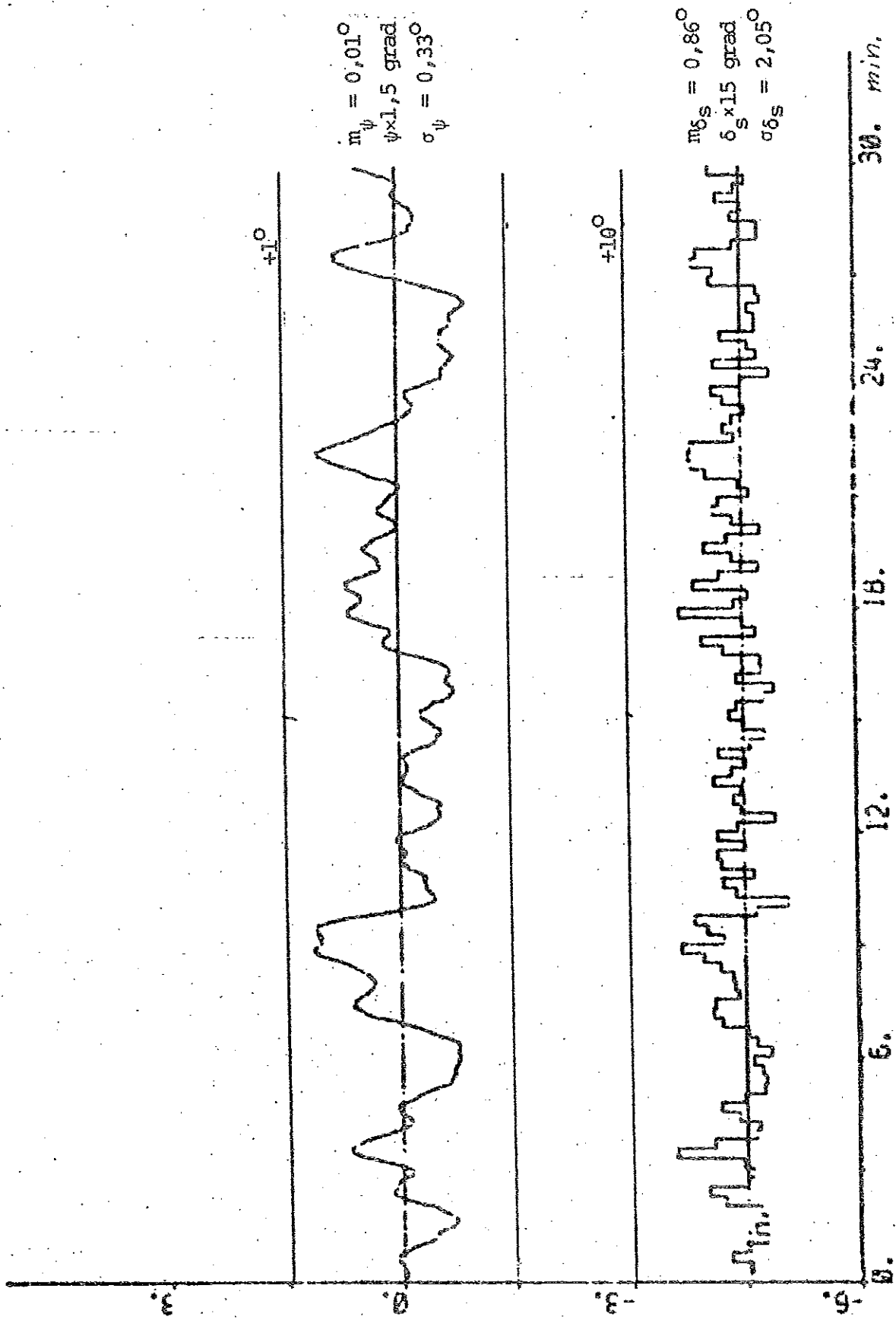


Fig. 4.7a - Styrning med framkoppling av \hat{v} vid djupgåendet 20 m och svag vind. Forts. nästa sida.

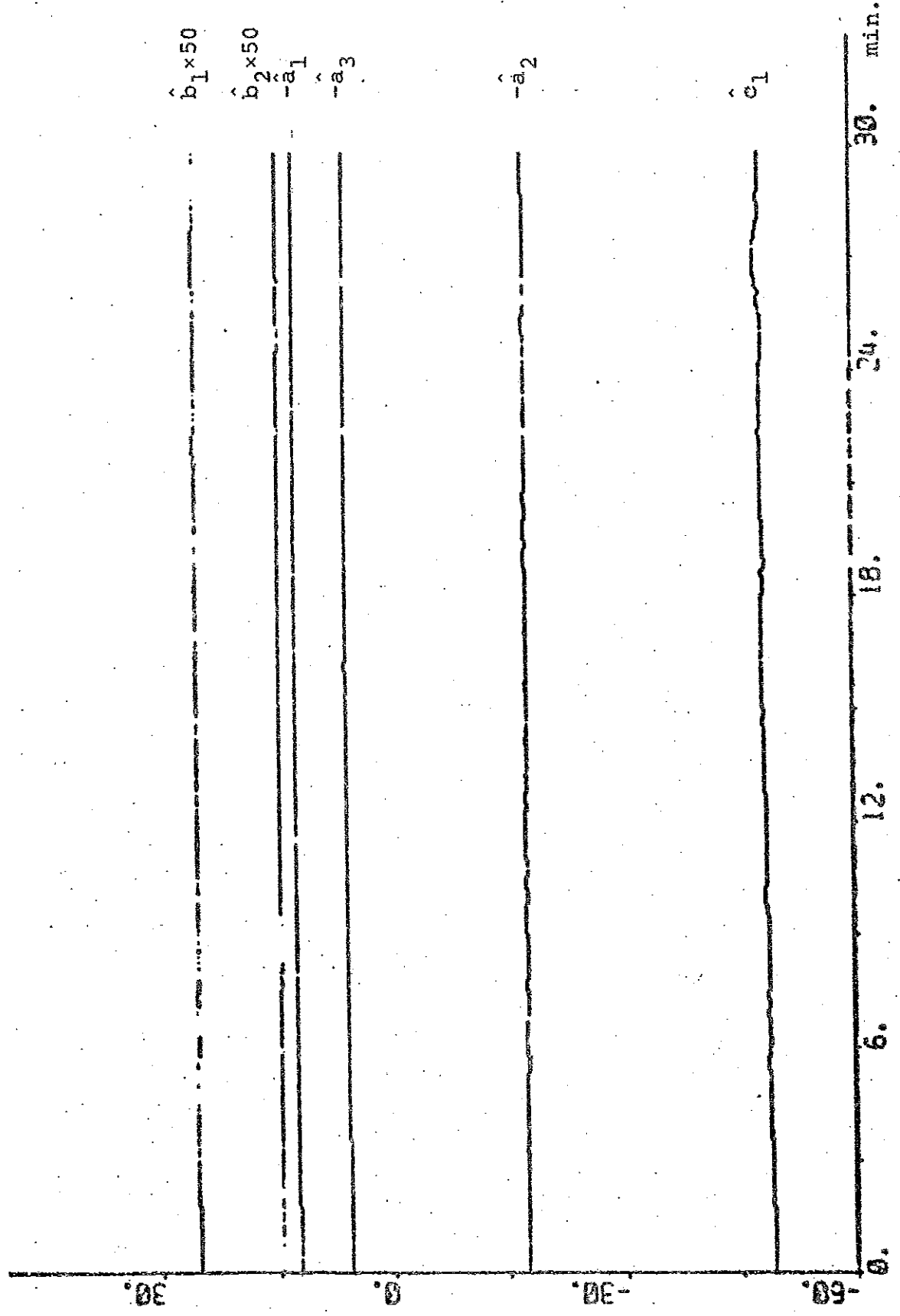


Fig. 4.7b.

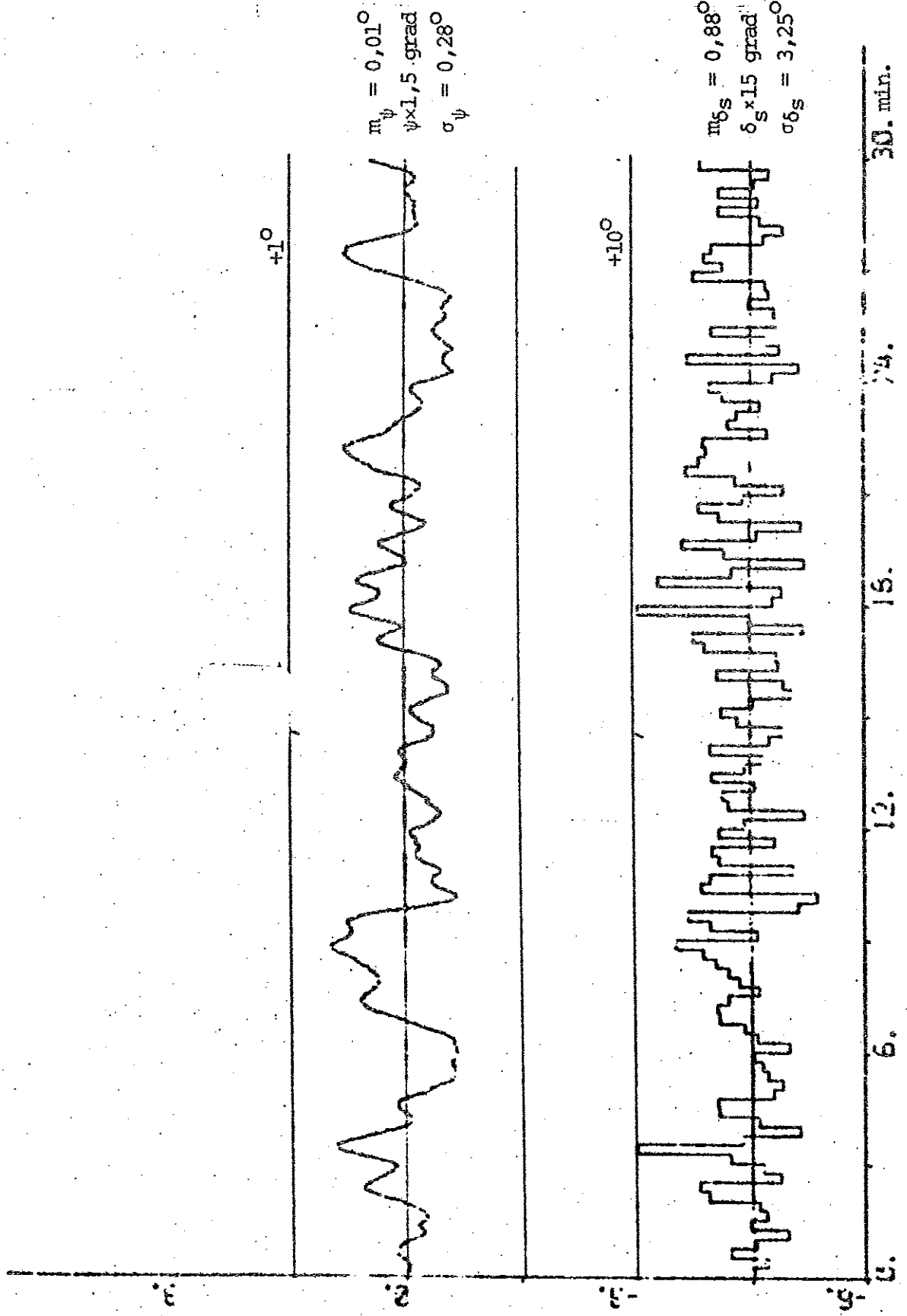


Fig. 4.8a - Styrning med framkoppling av \hat{r} vid djupgåendet 20 m och svag vind. Forts. nästa sida.

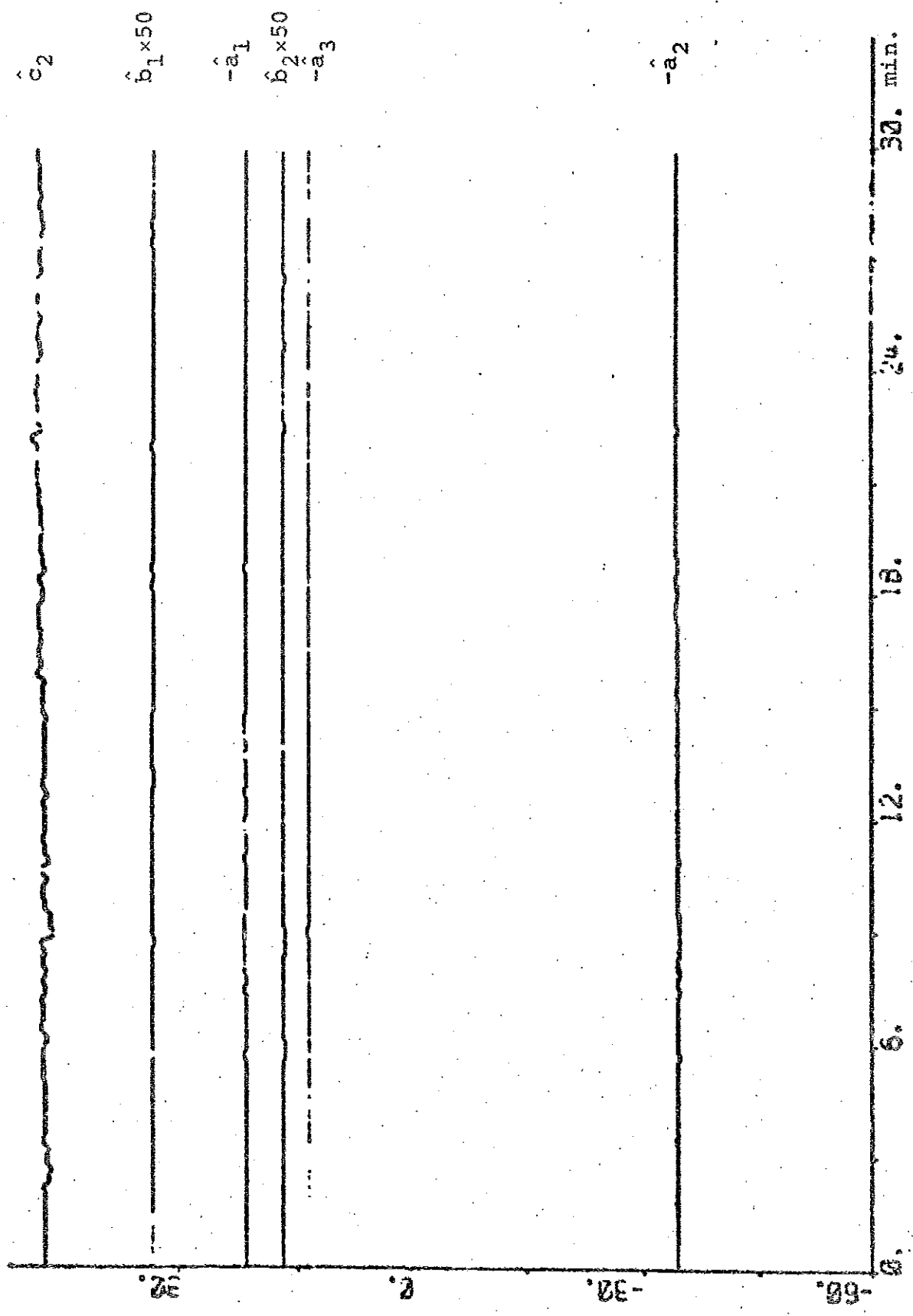


Fig. 4.8b

		Frankoppling \hat{v}	Frankoppling \hat{r}
Djupgående 20 m	V_1 gr ²	0,60	1,21
	V_2 gr ²	0,53	1,13
Svag vind	σ_ψ gr	0,33	0,28
	σ_{δ_s} gr	2,05	3,25

Tabell 4.3 - Resultat av simulering med framkoppling av endast \hat{v} resp. endast \hat{r} .

Tabell 4.3 bör jämföras med tabell 4.2 och slutsatsen blir att framkopplingen av \hat{v} är den absolut viktigaste, medan framkopplingen av \hat{r} kan undvaras. Denna slutsats är egentligen inte förvånande, eftersom kurssignalen ger information om girvinkelhastigheten medan information om fartygsrörelsen i tvärsled endast kommer in till regulatorn genom \hat{v} .

Ett antal simuleringar utan Kalman-filter, d.v.s. i regulatorn (4.1) och (4.2) används ψ_m istället för $\hat{\psi}$ och inga framkopplingar, visas i fig. 4.9 - 4.12. Resultaten finns sammanställda i tabell 4.4 som bör jämföras med tidigare tabeller, speciellt tabell 4.2. Slutsatsen blir att ett Kalman-filter otvetydigt förbättrar styrningen. Om tabell 4.4 jämförs med tabell 4.3 ser man emellertid att framkoppling av enbart \hat{r} är något sämre än inget Kalman-filter alls, vilket möjligen kan förklaras med att regulatorparametrarna i det förra fallet inte har hunnit konvergera ordentligt.

		Svag vind	Hård vind
Djupgående 20 m	V_1 gr^2	1,04	3,36
	V_2 gr^2	0,98	3,02
	σ_ψ gr	0,40	0,66
	σ_{δ_S} gr	2,86	5,08
Djupgående 10,5 m	V_1 gr^2	2,47	6,44
	V_2 gr^2	2,44	6,30
	σ_ψ gr	0,30	0,59
	σ_{δ_S} gr	4,85	7,71

Tabell 4.4 - Resultat av simuleringar utan framkoppling och med kursmätningen ψ_m istället för estimeratet $\hat{\psi}$ i regulatorn.

Slutligen visas i fig. 4.13 och 4.14 simuleringar utan någon framkoppling, där i första fallet den verkliga kursen ψ har använts och i det andra fallet kursestimeratet $\hat{\psi}$. Resultaten finns sammanställda i tabell 4.5 och genom att jämföra med tabell 4.4 kan vi dra slutsatsen att styrningen förbättras om kursestimeratet $\hat{\psi}$ används istället för kursmätningen ψ_m . Naturligtvis blir styrningen lite bättre genom att använda den verkliga kursen ψ istället för kursestimeratet $\hat{\psi}$, men detta går givetvis inte att utnyttja i praktiken.

		Verklig kurs ψ	Kursestimerat $\hat{\psi}$
Djupgående 20 m	V_1 gr^2	0,77	0,85
	V_2 gr^2	0,70	0,78
Svag vind	σ_ψ gr	0,37	0,38
	σ_{δ_S} gr	2,37	2,51

Tabell 4.5 - Resultat av simulering utan framkoppling där den verkliga kursen ψ resp. kursestimeratet $\hat{\psi}$ har använts.

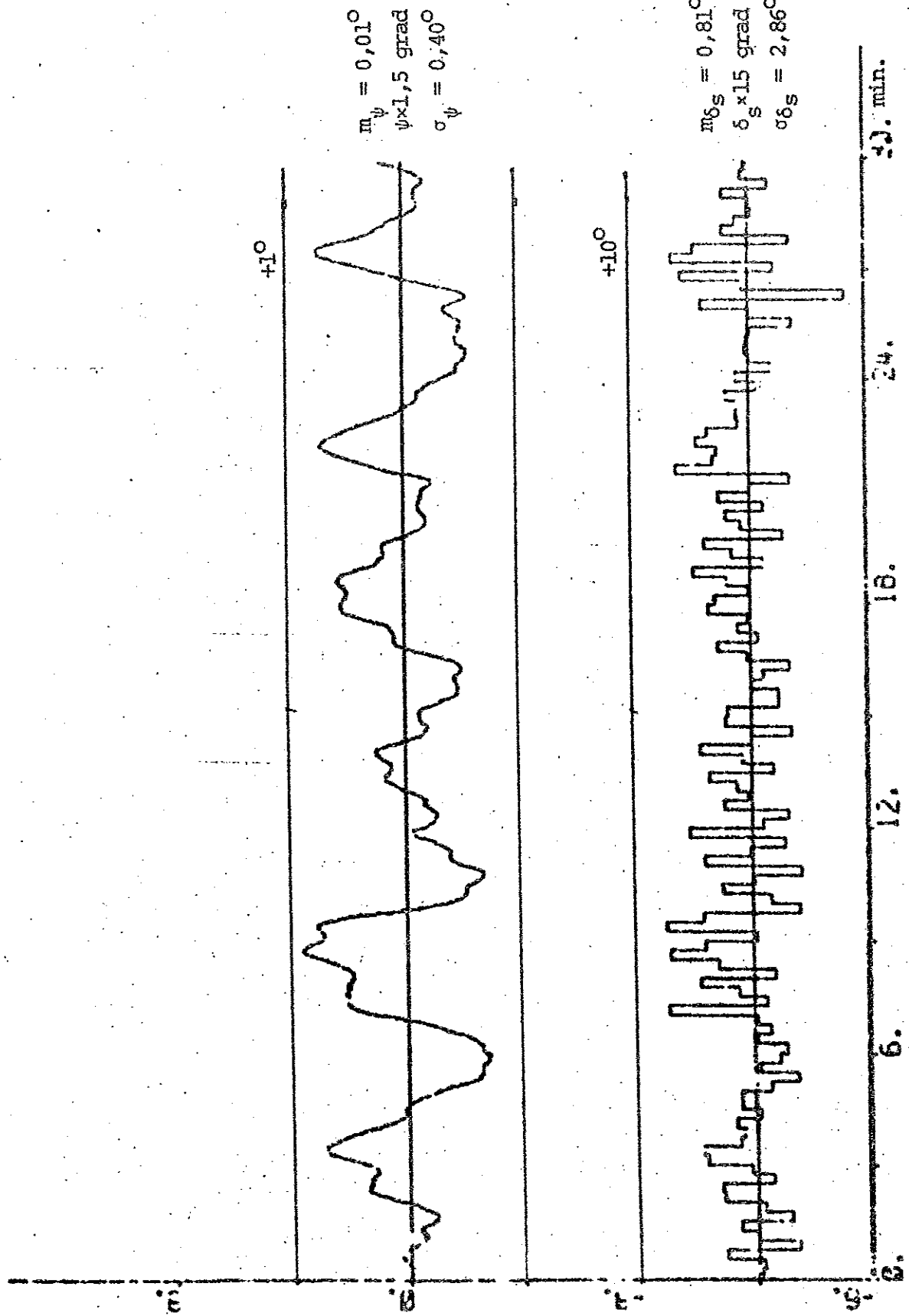


Fig. 4.9a - Styrning utan framkoppling och med v_m istället för ψ vid djupgåendet 20 m och svag vind.
 Forts. nästa sida.

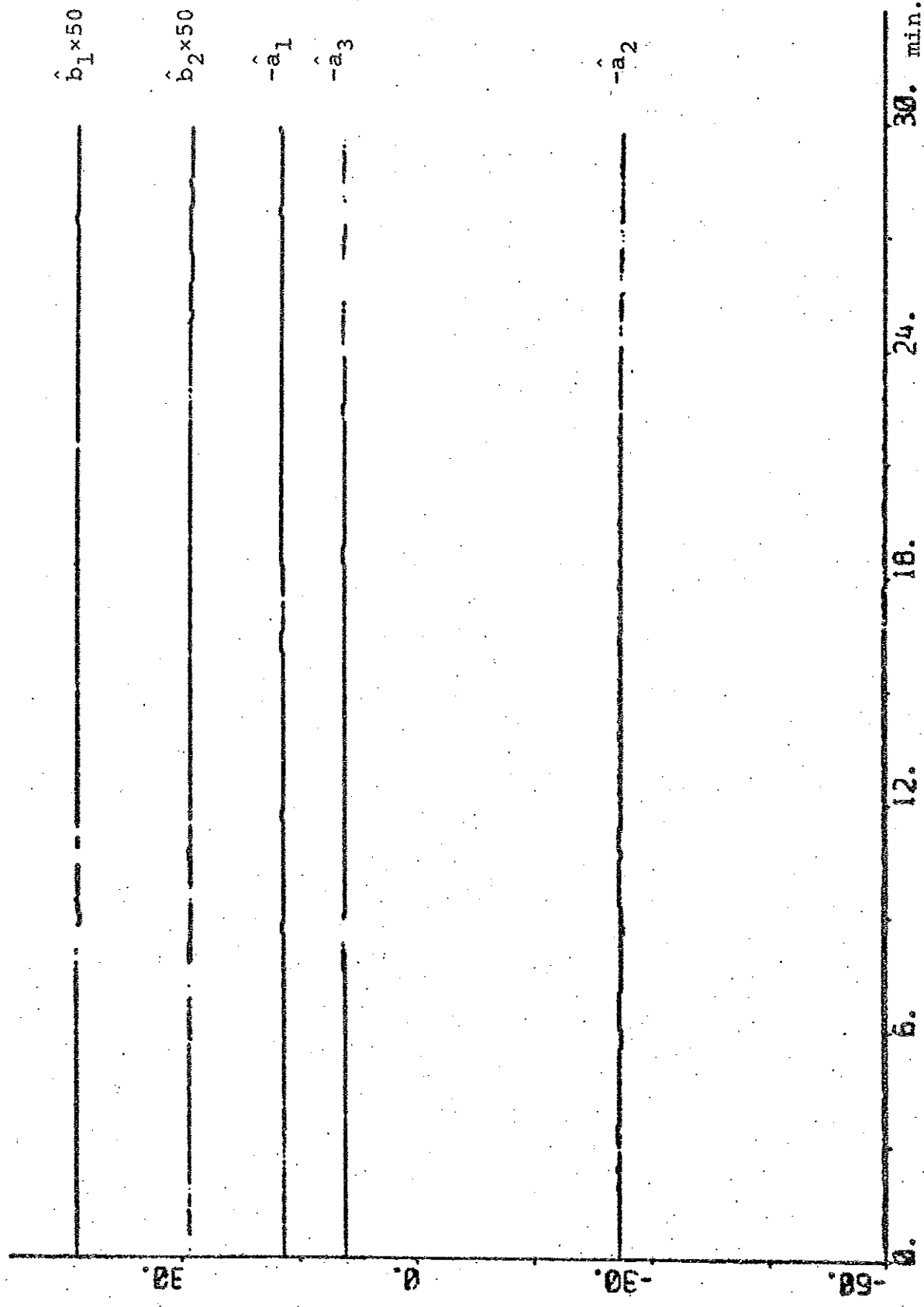


Fig. 4.9b

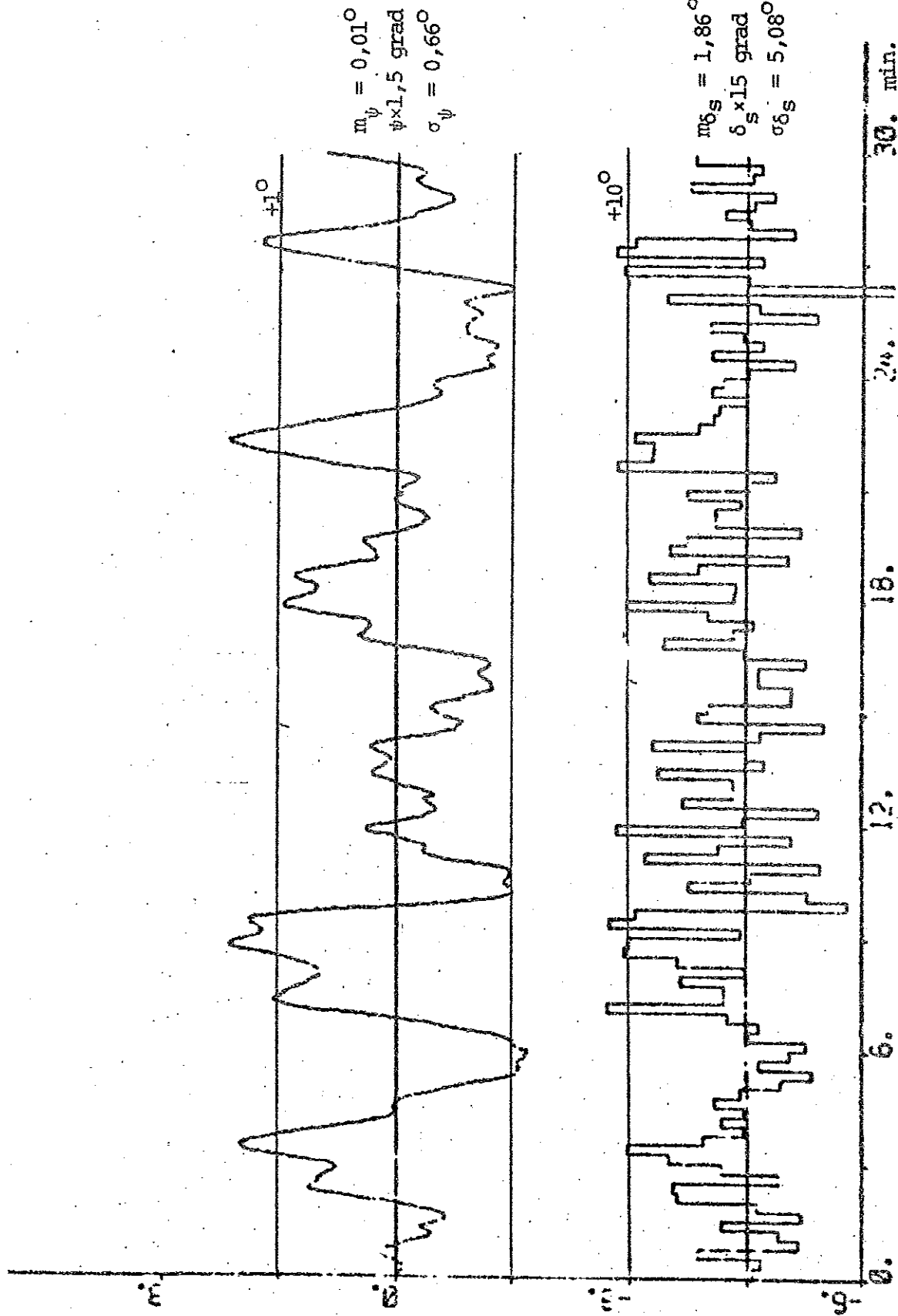


Fig. 4.10a - Styrning utan framkoppling och med ψ_m istället för ψ vid djupgåendet 20 m och hård vind.
 Forts. nästa sida.

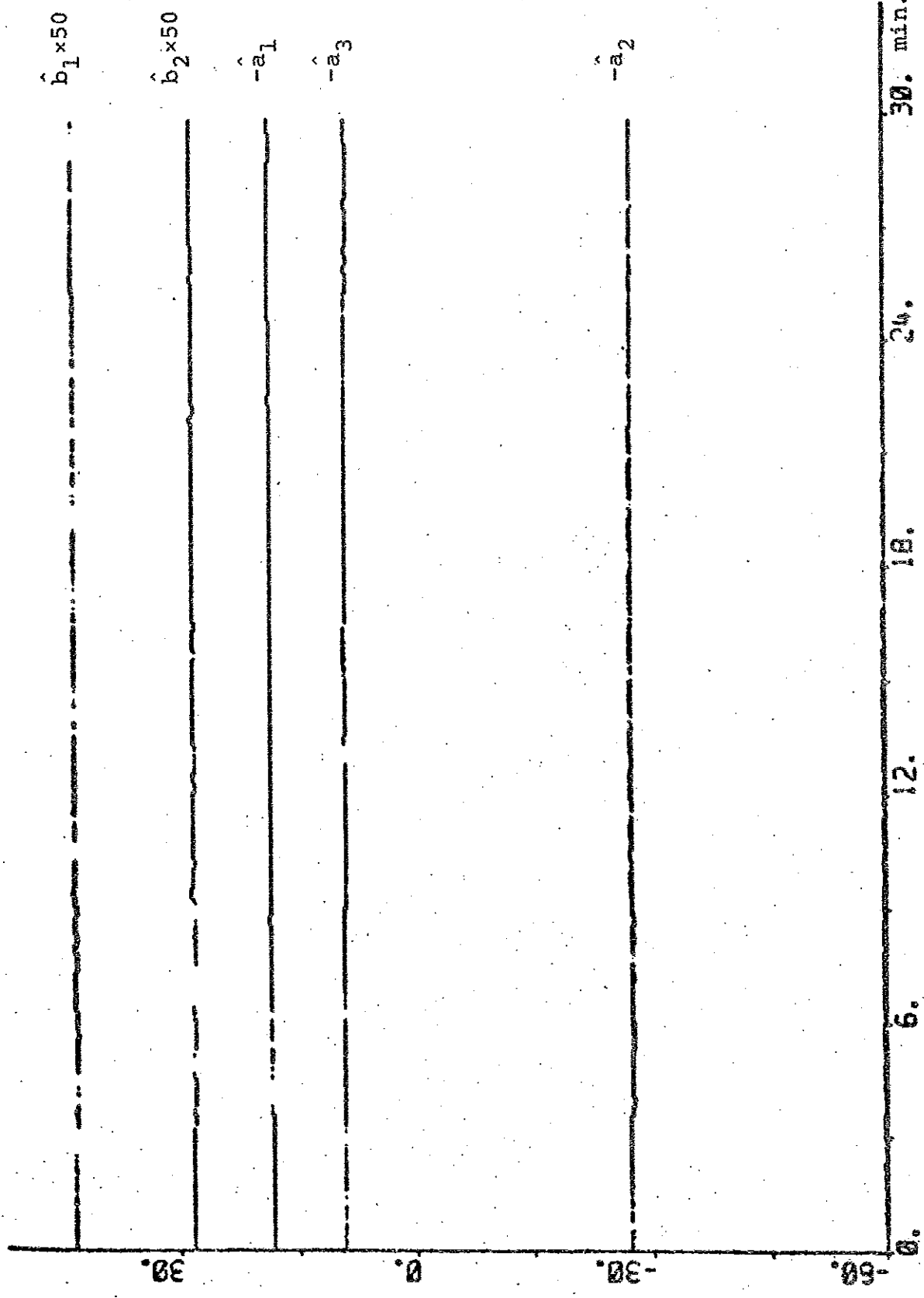


Fig. 4.10b

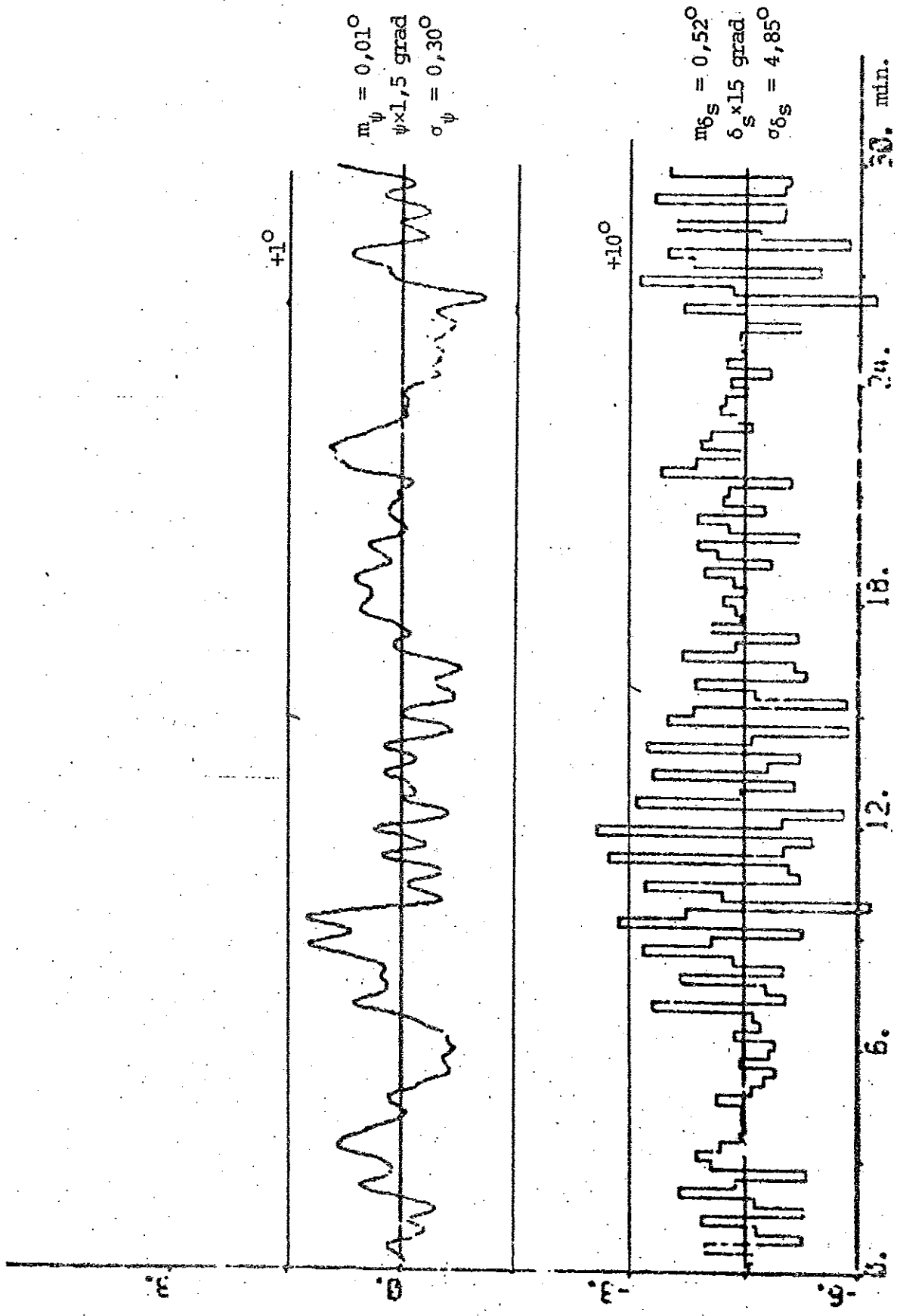


Fig. 4.11a - Styrning utan fränkoppling och med ψ_m istället för ψ vid djupgåendet 10,5 m och svag vind.
 Forts. nästa sida.

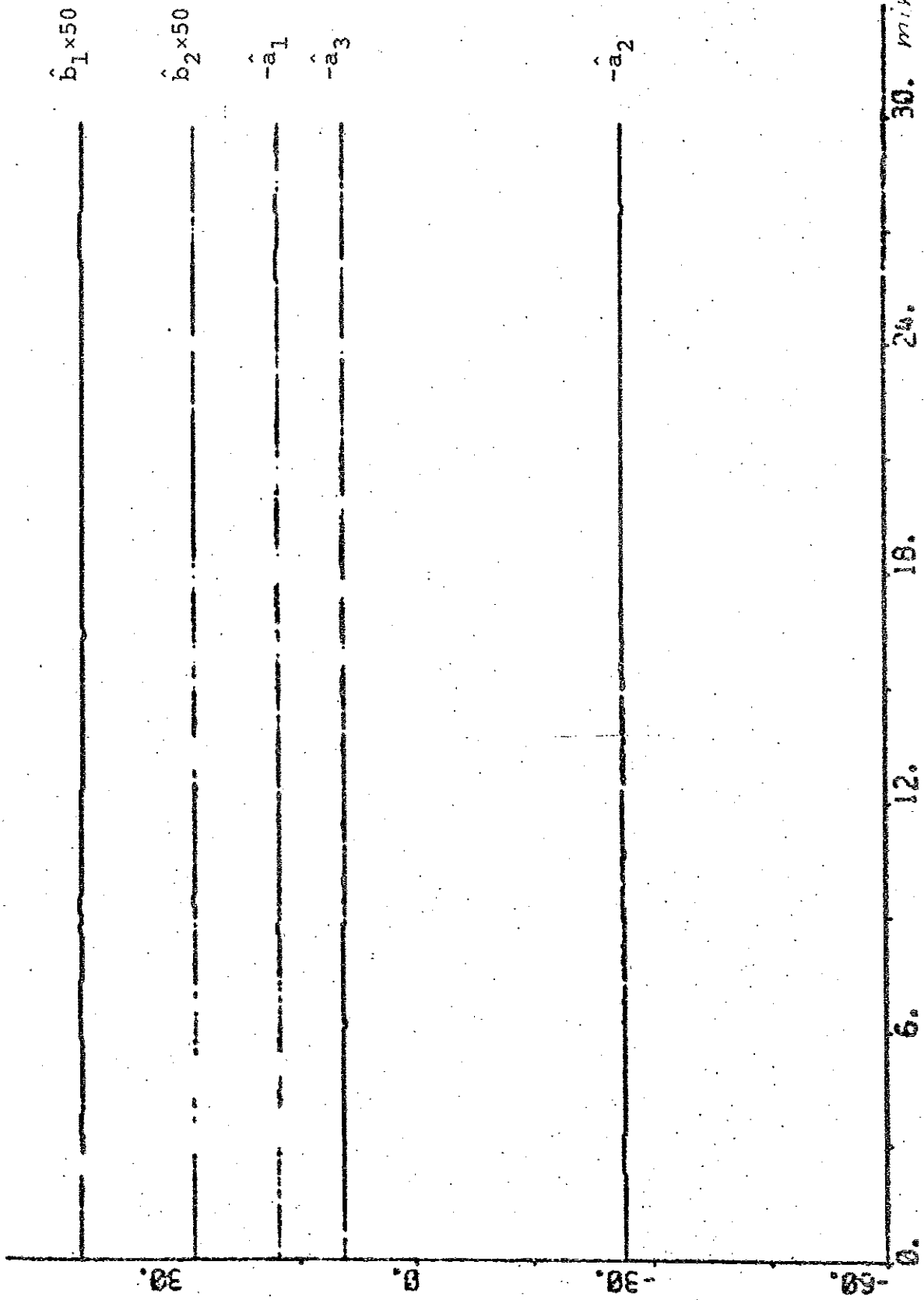


Fig. 4.11b

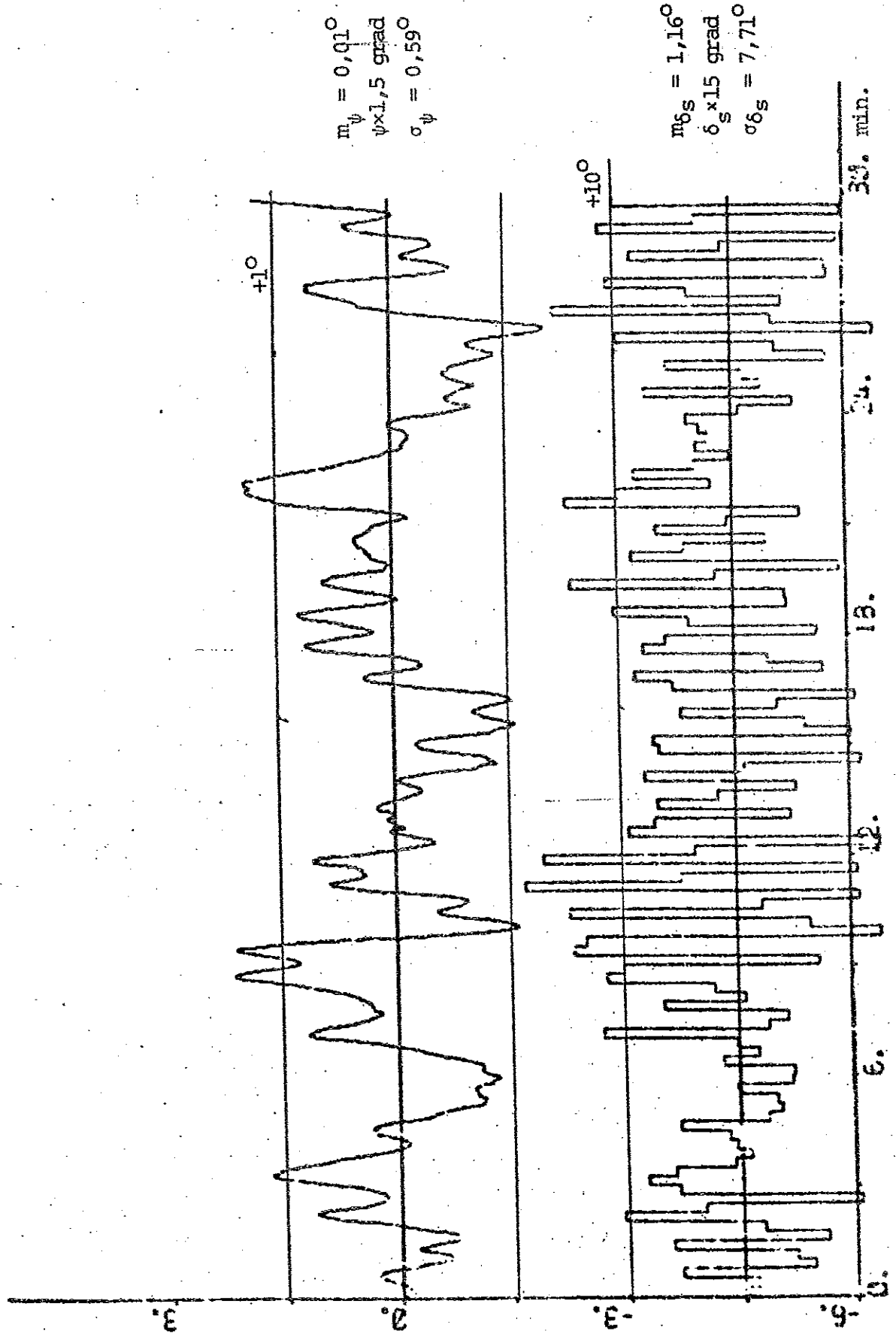


Fig. 4.12a - Styrning utan framkoppling och med ψ_m istället för $\hat{\psi}$ vid djupgåendet 10,5 m och hård vind.
 Forts. nästa sida.

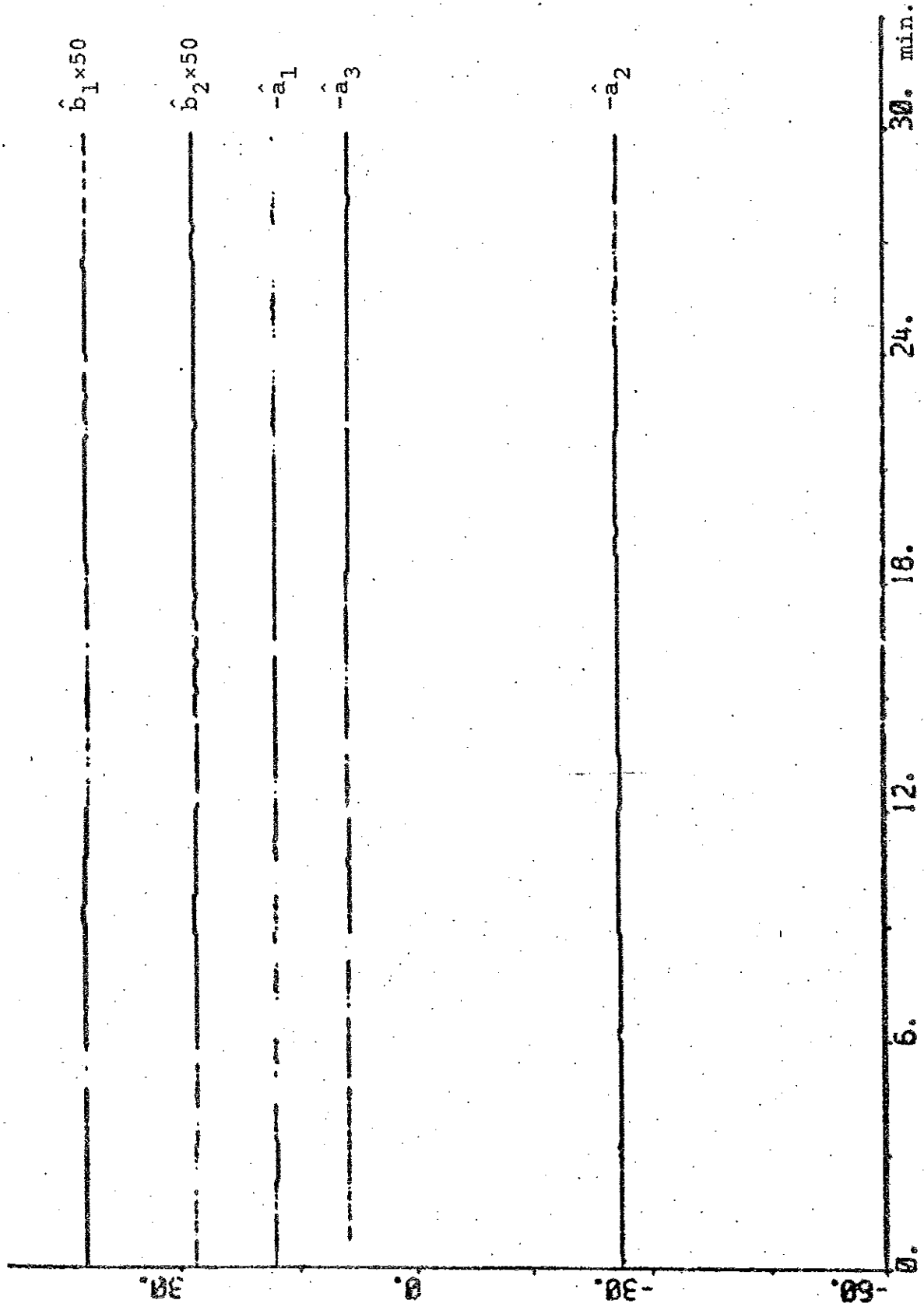


FIG. 4.12b.

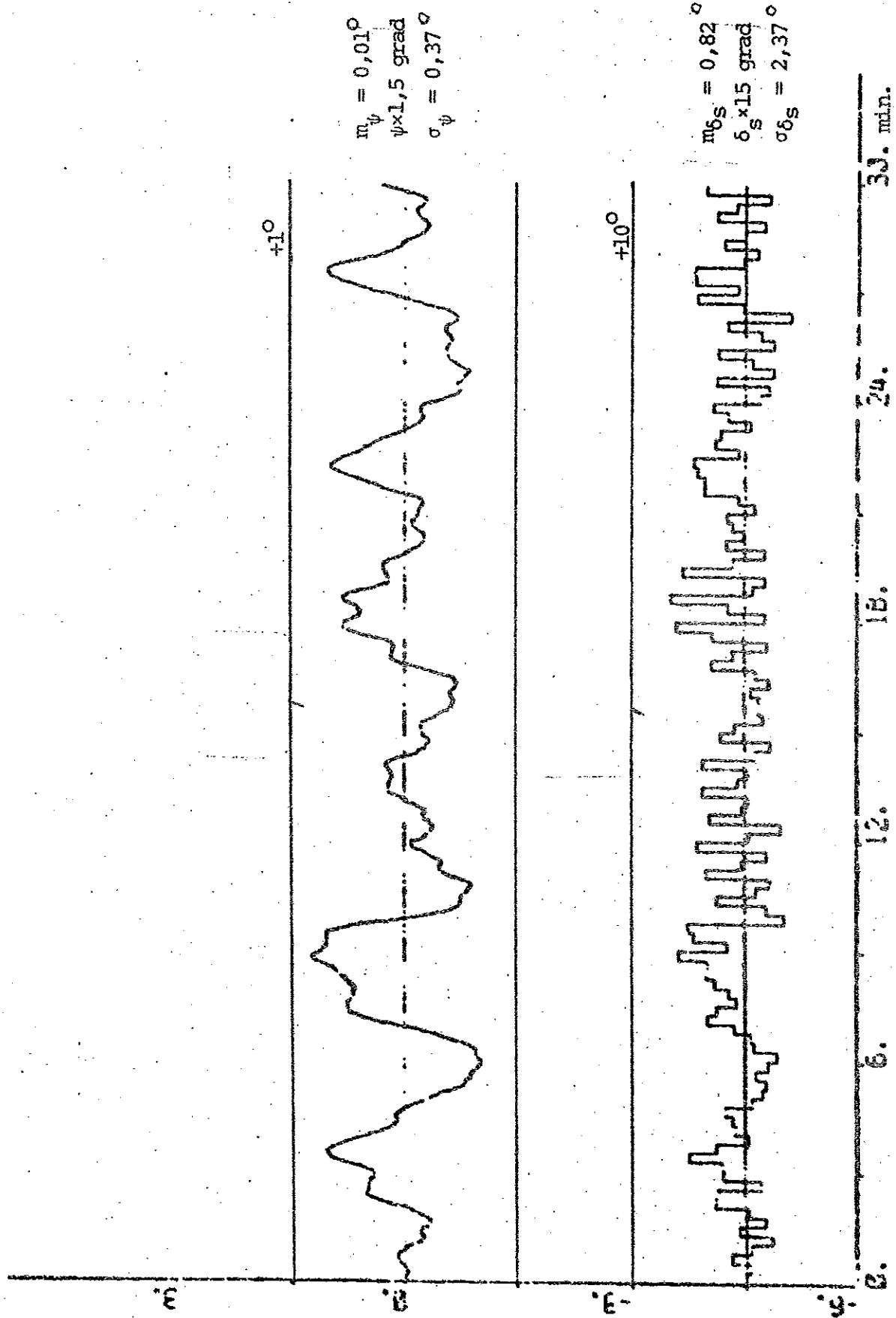


Fig. 4.13a - Styrning utan framkoppling och med ψ istället för $\hat{\psi}$ vid djupgåendet 20 m och svag vind.
 Forts. nästa sida.

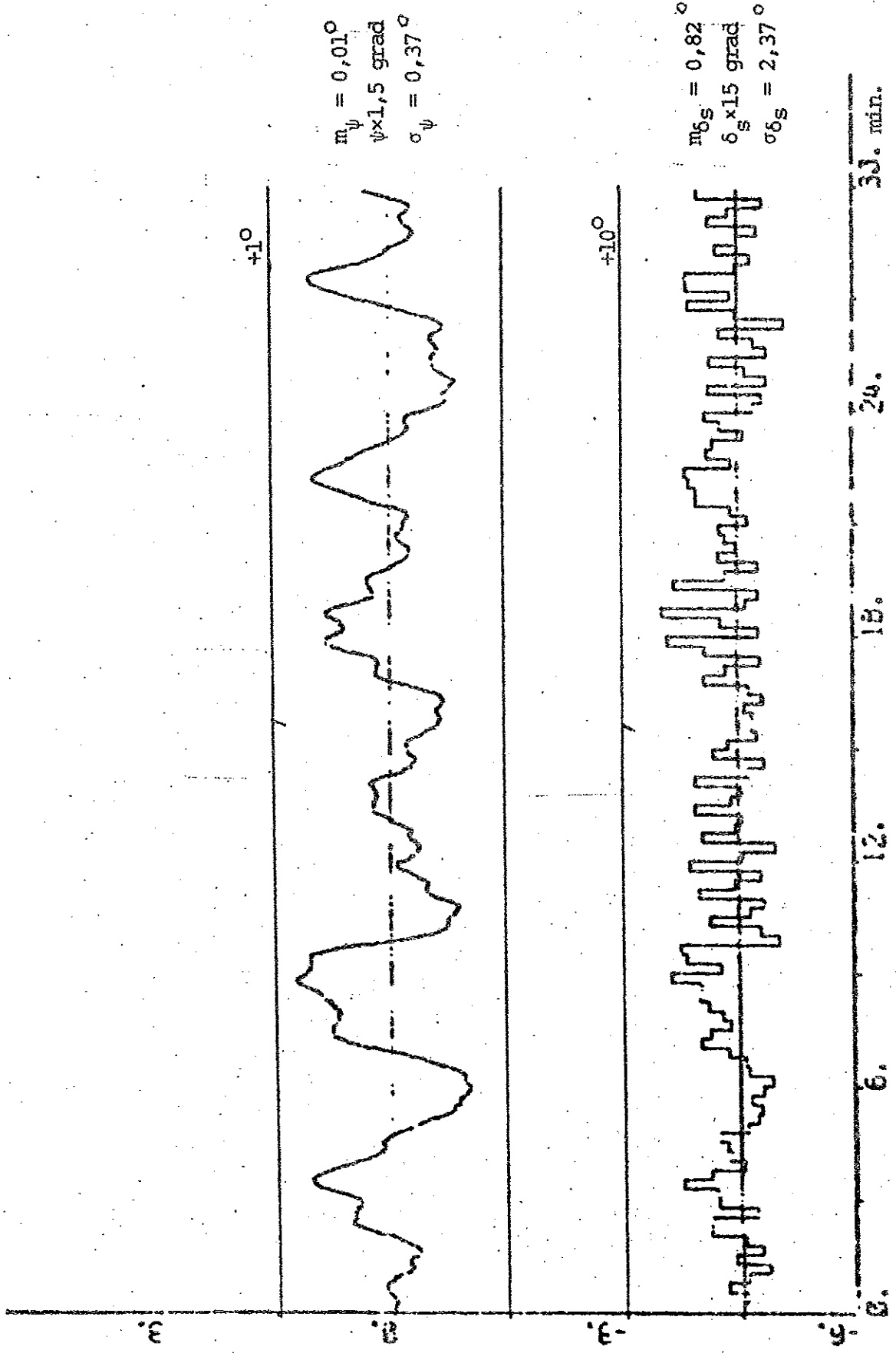


Fig. 4.13a - Styrning utan framkoppling och med ψ istället för $\hat{\psi}$ vid djupgåendet 20 m och svag vind.
 Forts. nästa sida.

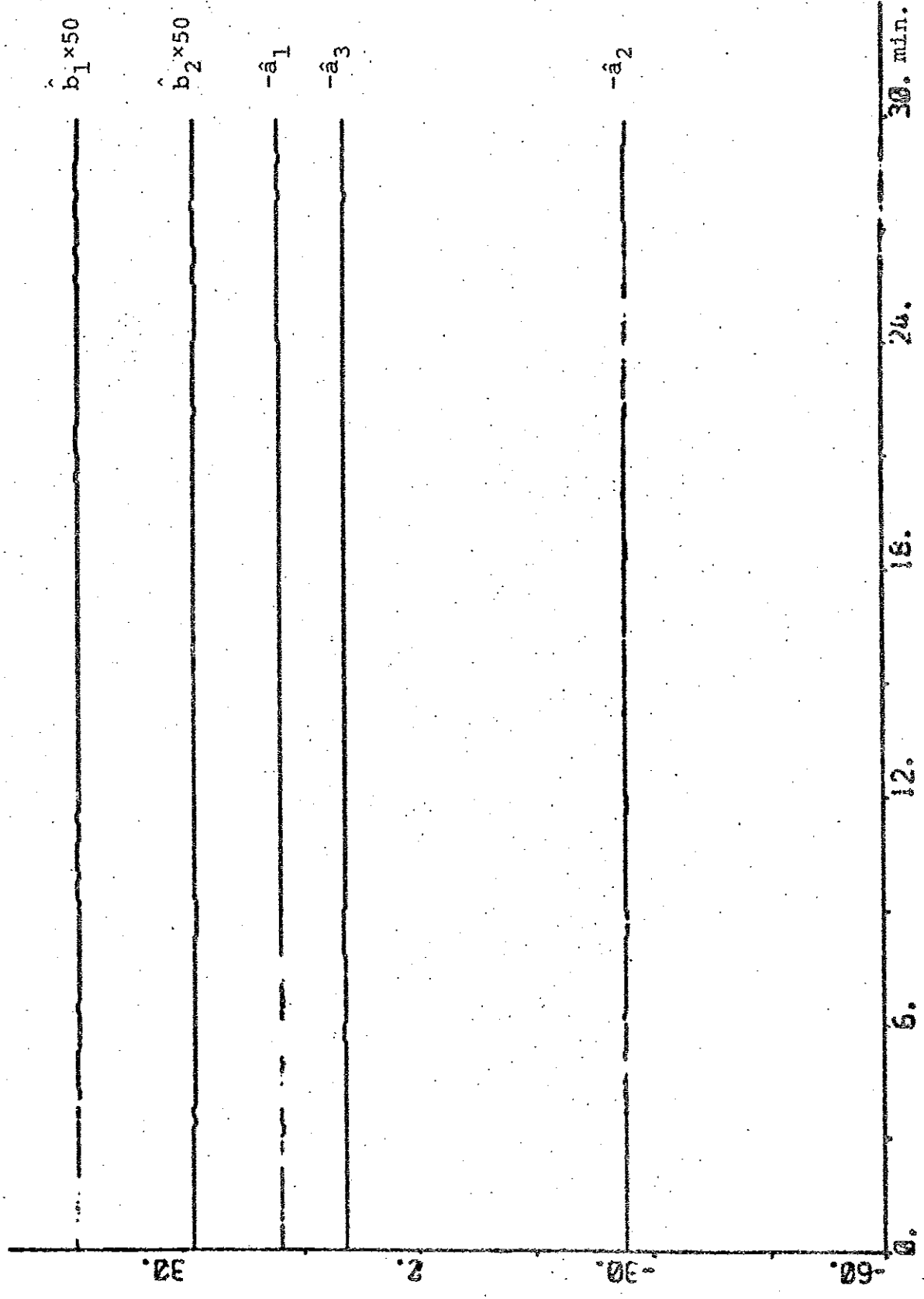


Fig. 4.13b

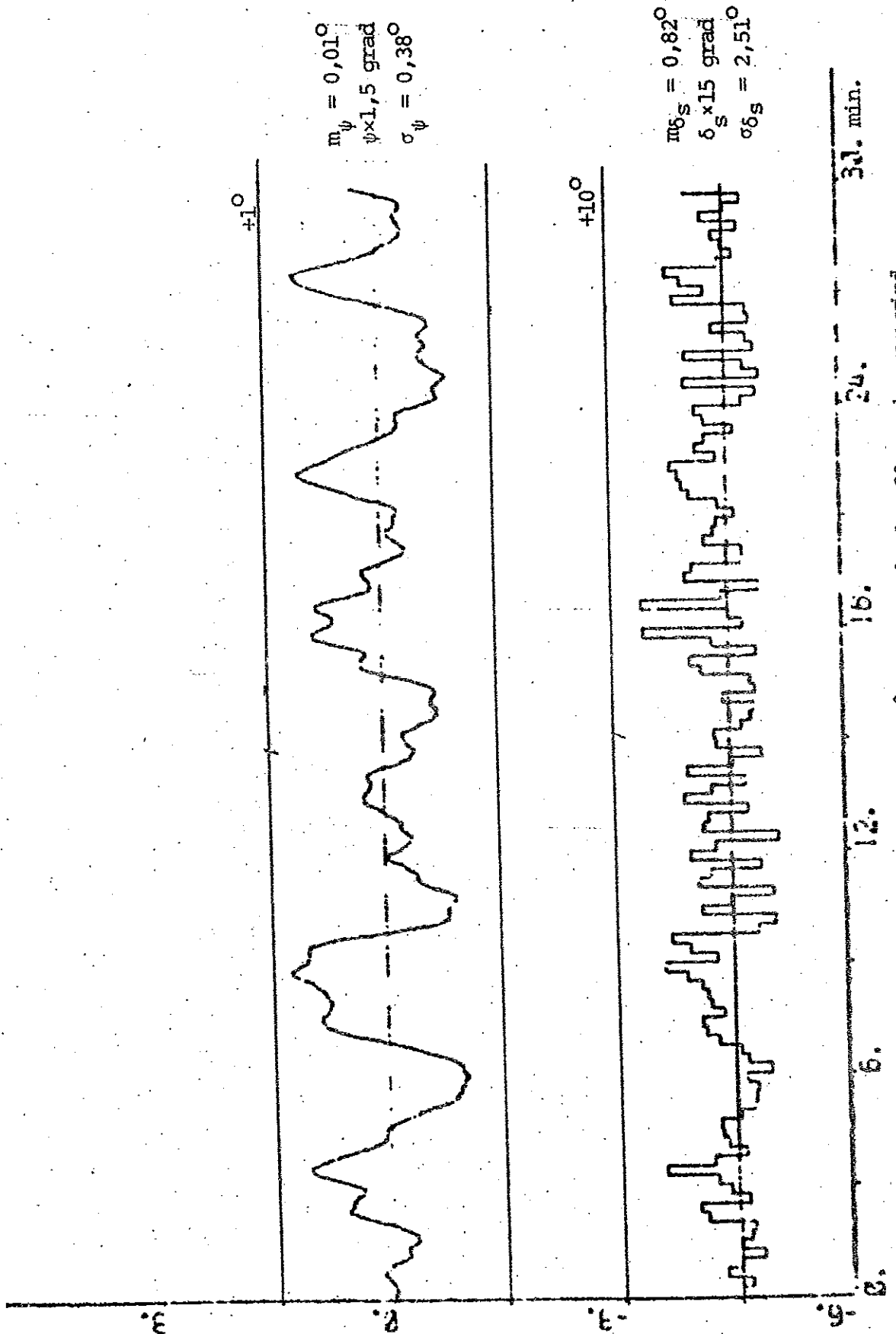


Fig. 4.14a - Styrning utan framkoppling och med ψ vid djupgåendet 20 m och svag vind.
Forts. nästa sida.

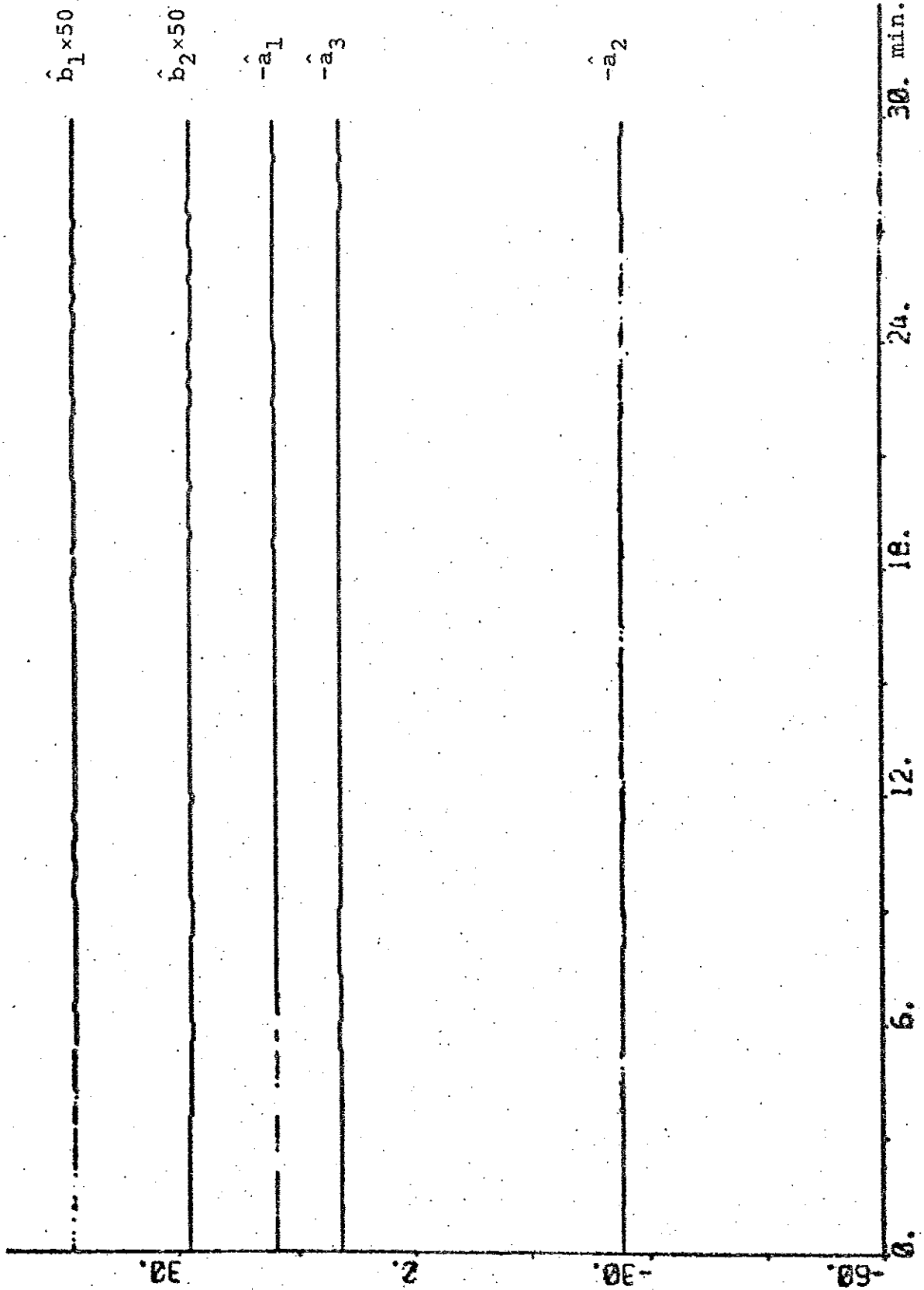


Fig. 4.14b

5. SLUTSATSER.

Ett stationärt Kalman-filter designat för djupgåendet 20 m och en vindstyrka av 6 - 9 m/s ger utmärkta tillståndsestimat även för andra djupgåenden och andra vindstyrkor. Kalman-filtret är med andra ord inte särskilt känsligt för ändringar i djupgående eller vindstyrka. Däremot har inte känsligheten för fartändringar undersökts och inte heller hur mycket sämre filtret blir om någon eller några av mätsignalerna faller bort.

En adaptiv autopilot förbättrar styrningen om kursestimatet från Kalman-filtret används istället för kursmätningen, även om denna mätning går att göra relativt noggrant. Bland tänkbara framkopplingar i regulatorn är estimatet av tvärhastigheten den viktigaste för att förbättra styrningen, eftersom regulatorn inte får någon information om fartygsrörelsen i tvärsled på annat sätt. Estimatet av girvinkelhastigheten ger regulatorn mycket lite ytterligare information utöver vad kursestimatet ger, så den framkopplingen kan ev. utelämnas. Estimatet av kraft och moment från vind och vågor gör parameterskattningarna i regulatorn något osäkra och dessutom elimineras denna typ av störningar redan i regulatorn genom att differenser av roderservoläget används. Simuleringarna i denna rapport visar alltså att estimatet av kurs, tvärhastighet och ev. girvinkelhastighet från ett stationärt Kalman-filter förbättrar styrningen hos en adaptiv autopilot.

6. REFERENSER.

Aspernäs, B. och Foisack, P. (1975), "Simulering av styrsystem för tankfartyg", rapport RE-154 (ex.arbete), Inst. för Reglerteknik, Lunds Tekniska Högskola.

Elmqvist, H. (1975), "SIMNON - An Interactive Simulation Program for Nonlinear Systems, User's Manual", Report 7502, Department of Automatic Control, Lund Institute of Technology.

Källström, C. (1974), "The Sea Scout Experiments, October 1973", Report 7407(C), Div. of Automatic Control, Lund Institute of Technology.

Wittenmark, B. (1973), "A Self-Tuning Regulator", Report 7311, Div. of Automatic Control, Lund Institute of Technology.

Aström, K.J. (1970), "Introduction to Stochastic Control Theory", Academic Press, New York.

CONNECTING SYSTEM COREG

TIME T

X1(LPF|1)=E1(NOIS1)
 X1(LPF|2)=E2(NOIS1)

W1(BOAT4)=X0(LPF|1)
 W2(BOAT4)=X0(LPF|2)

Y1(KAL)=V1(BOAT4)+E1(NOISE)
 Y2(KAL)=V2(BOAT4)+E2(NOISE)
 Y3(KAL)=RM(BOAT4)+E3(NOISE)
 Y4(KAL)=PSIM(BOAT4)+E4(NOISE)
 U(KAL)=Y(DELAY)/CRG

Z1(REG)=X1(KAL)*CMK
 Z2(REG)=X2(KAL)*CRG
 Z3(REG)=X3(KAL)*CRG
 Z4(REG)=X4(KAL)*CMK*100
 Z5(REG)=X5(KAL)*CRG*100
 Z6(REG)=PSIM(BOAT4)+E4(NOISE)
 PSIRF(REG)=PREF

US(DELAY)=US(REG)
 DELTS(BOAT4)=US(REG)
 UTSIG=US(REG)

U1(REG)=PSIM(BOAT4)
 U2(REG)=PREF
 U3(REG)=DELM(BOAT4)
 U4(REG)=UTSIG
 U5(REG)=V1(BOAT4)
 U6(REG)=V2(BOAT4)
 U7(REG)=VM(BOAT4)
 U8(REG)=RM(BOAT4)

C1(OFILE)=S1*V1(BOAT4)+PL1 " TVXRSHASTIGHET UTAN BRUS
 C2(OFILE)=S2*V2(BOAT4)+PL2 " TVXRSHASTIGHET UTAN BRUS
 C3(OFILE)=S3*VM(BOAT4)+PL3 " TVXRSHASTIGHET
 C4(OFILE)=S4*RM(BOAT4)+PL4 " GIRVINKELHASTIGHET UTAN BRUS
 C5(OFILE)=S5*PSIM(BOAT4)+PL5 " KURS UTAN BRUS
 C6(OFILE)=S6*DELM(BOAT4)+PL6 " RODERVINKEL

C7(OFILE)=S1*(V1(BOAT4)+E1(NOISE))+PL1+2 " TVXRSHAST, MED BRUS
 C8(OFILE)=S2*(V2(BOAT4)+E2(NOISE))+PL2+2 " TVXRSHAST, MED BRUS
 C9(OFILE)=S4*(RM(BOAT4)+E3(NOISE))+PL4+3 " GIRVINKELHAST, MED BRUS
 C10(OFILE)=S5*(PSIM(BOAT4)+E4(NOISE))+PL5+3 " KURS MED BRUS

C11(OFILE)=S6*UTSIG+PL6 " RODERSIGNAL

C12(OFILE)=X16(REG) " FORLUSTFUNKTION
 C13(OFILE)=T
 C14(OFILE)=THU1(REG)
 C15(OFILE)=THU2(REG)
 C16(OFILE)=THU3(REG)
 C17(OFILE)=THU4(REG)*50
 C18(OFILE)=THU5(REG)*50
 C19(OFILE)=THU6(REG)

C20(OF FILE)=THU7(REG)
C21(OF FILE)=THU8(REG)
C22(OF FILE)=THU9(REG)

C23(OF FILE)=S3*CMK*X1(KAL)+PL23
C24(OF FILE)=S4*CRG*X2(KAL)+PL24
C25(OF FILE)=S5*CRG*X3(KAL)+PL25
C26(OF FILE)=S29*CMK*X4(KAL)
C27(OF FILE)=S30*CRG*X5(KAL)

C28(OF FILE)=T/60

C29(OF FILE)=S29*CMK*(X0(LPF|1)-1,1901E-03)
C30(OF FILE)=S30*CRG*(X0(LPF|2)+3,25177E-07)

PREF:0.
S1:2.5
PL1:3.
S2:2.5
PL2:-1.
S3:5.
PL3:-3.
S4:10.
PL4:0.
S5:1.5
PL5:0.
S6:10.15
PL6:-4.5
PL23:-5.
PL24:-3.
PL25:-3.
PL26:-2.3134
PL27:1.86313E-02
S29:1.E03
PL29:0.
S30:1.E03
PL30:0.
CMK:1.943844
CRG:57.2958

END

CONTINUOUS SYSTEM BOATA

STATE DELTA V R PSI

" DELTA=RODERVINKEL [RAD]
 " V =TRANSVERSELL HASTIGHET [M/S]
 " R =GIRVINKELHASTIGHET [RAD/(S*100)]
 " PSI =KURS [RAD]

DER DDELT DV DR DPSI

INPUT DELTS W1 W2
 " DELTS=RODERVINKEL;ONSKAD [GRAD]
 " W1 =FILTRERAT BRUS
 " W2 =FILTRERAT BRUS

OUTPUT DELM V1 V2 VM RM PSIM

" DELM=RODERVINKEL [GRAD]
 " V1 =TRANSVERSELL HASTIGHET;FOR [KNOP]
 " V2 =TRANSVERSELL HASTIGHET;AKTER [KNOP]
 " VM =TRANSVERSELL HASTIGHET;MASSCENTRUM [KNOP]
 " RM =GIRVINKELHASTIGHET [GRAD/S]
 " PSIM=KURS [GRAD]

INITIAL

DELTA:0

V :0

R :0

PSI :0

F1 =(20,-TT)/9.5

F2 =(TT-10.5)/9.5

CDV =YVD10*F1+YVD20*F2

YUVP=YUV10*F1+YUV20*F2

YUVM=YUR10*F1+YUR20*F2

YVVP=YVV10*F1+YVV20*F2

I2N =NRD10*F1+NRD20*F2

NUVP=NUV10*F1+NUV20*F2

NURM=NUR10*F1+NUR20*F2

NVRP=NVR10*F1+NVR20*F2

TS1 =1/TS

TS2 =TS1/CRG

LIM1=DELIM/CRG

G1S=G1/L

G3S=G3*L

NSIGN=SIGN(N)

N2=N*N

U2=U*U

TPH=G1S*U2+G2*U*N+G3S*NSIGN*N2

CCA=C1*U2+C2*NSIGN*U2+C3*U*N+C4*N2

A11=CDV

A12=MXY*L

A21=MXN/L

A22=I2N

DET1=1/(A11*A22-A12*A21)

CUV=YUVP/L

CUR=YUVM

CV2=YVVP/L

CYC=YCCDP/L

CN2=YNNP*L

C2UV=NUVP/(L*L)

C2UR=NURM/L

C2VR=NVRP/L

C2CD=NCDP/(L*L)

$C2TP = KTNP/L$
 $CSIN = LV/(L*L)$
 $FV1 = CMK*L1$
 $FV2 = -CMK*L2$
 $SINAL = SIN(1/CRG*ALFA)*K$
 $COSAL = COS(1/CRG*ALFA)*K$

OUTPUT

$DELM = CRG*DELTA$
 $V1 = FV1*R/100. + CMK*V$
 $V2 = FV2*R/100. + CMK*V$
 $VM = CMK*V$
 $RM = CRG*R/100.$
 $PSIM = CRG*PSI$

DYNAMICS

$SINP = SIN(PSI)$
 $COSP = COS(PSI)$
 $RR = R/100.$
 $DDEL1 = -TS1*DELTA + TS2*DELTS$
 $DDEL1 = IF DDEL1 < -LIM1 THEN -LIM1 ELSE IF DDEL1 > LIM1 THEN LIM1 ELSE DDEL1$
 $KSIN = SINAL*COSP - COSAL*SINP$
 $B0 = CUV*U*V + CUR*U*RR + CV2*V*ABS(V) + CYC*CCA*DELTA + KTYP*TPM$
 $B1 = B0 + CN2*N2 - KSIN*W1$
 $B21 = C2UV*U*V + C2UR*U*RR + C2VR*ABS(V)*RR + C2CD*CCA*DELTA$
 $B2 = B21 + C2TP*TPM + NNNP*N2 + CSIN*KSIN*W2$
 $DV = DET1*(B1*A22 - B2*A12)$
 $DR = DET1*(B2*A11 - B1*A21)*100.$
 $DPSI = RR$
 U:8.202 "FRAMMAT HASTIGHET (M/S)
 N:1.282 "VARVTAL (1/S)
 G:9.80665
 CMK:1.943844
 CRG:57.2958
 CDLIM:7.9
 L:329.18 "BATENS LAENGD
 TS:5.0 "TIDSKONSTANT FOR RODRET
 DELIM:2.0 "BEGRAENSNING FOR RODERHASTIGHETEN
 D1:0.70E-7
 D2:-0.95E-7
 D3:0.575E-4
 D4:0.423E-6
 D5:-0.695E-7
 D6:-0.431E-6
 D7:0.685E-5
 CDU:1.050
 XU2P:-0.0208
 XVRP:6.0
 XVVP:8.70
 XCDP:-0.220
 MLP:0.760
 YVD10:1.67
 YVD20:2.5
 MXY:0.050
 YUV10:-1.21
 YUV20:-1.083
 YUR10:-0.525
 YUR20:-0.625
 TT:20. "DJUPGAENDE
 YVV10:-0.58
 YVV20:-1.06
 YCCDP:0.197
 KTYP:0.040
 YNNP:0

K:0
ALFA:135.
MXN:0.040
NRD10:0.100
NRD20:0.16
NOV10:-0.180
NOV20:-0.329
NUR10:-0.256
NUR20:-0.2122
NVR10:-0.23
NVR20:-0.49
NCDP:-0.092
KTNP:-0.0000645
NNNP:0

" VINDRIKTNING

LV:25.

" MOMENTARM FOR VINDEN

G1:-0.0226
G2:-0.232E-3
G3:0.234E-4
C1:0.4225
C2:-0.224
C3:-0.81
C4:29.1
L1:148.7
L2:131.1

" AVSTAND FRAN MASSCENTRUM TILL FORLIG DOPPLERLOGG
" AVSTAND FRAN MASSCENTRUM TILL AKTLIG DOPPLERLOGG

END

DISCRETE SYSTEM KAL

TIME T

INPUT Y1 Y2 Y3 Y4 U
 STATE X1 X2 X3 X4 X5
 NEW NX1 NX2 NX3 NX4 NX5
 TSAMP TS

INITIAL

X1:0
 X2:0
 X3:0
 X4:-1.1901E-03
 X5:3.25177E-07

DYNAMICS

H1=A11*X1+A12*X2+A14*X4+A15*X5+B1*U
 H2=A21*X1+A22*X2+A24*X4+A25*X5+B2*U
 H3=A31*X1+A32*X2+X3+A34*X4+A35*X5+B3*U
 H4=X4
 H5=X5

EPS1=Y1-C11*H1-C12*H2
 EPS2=Y2-C21*H1-C22*H2
 EPS3=Y3-C32*H2
 EPS4=Y4-C43*H3

NX1=H1+K11*EPS1+K12*EPS2+K13*EPS3+K14*EPS4
 NX2=H2+K21*EPS1+K22*EPS2+K23*EPS3+K24*EPS4
 NX3=H3+K31*EPS1+K32*EPS2+K33*EPS3+K34*EPS4
 NX4=H4+K41*EPS1+K42*EPS2+K43*EPS3+K44*EPS4
 NX5=H5+K51*EPS1+K52*EPS2+K53*EPS3+K54*EPS4

TS=T+DT

DT:1
 A11:0.9903
 A12:-1.810
 A14:0.4003
 A15:-46.87
 A21:-1.4564E-04
 A22:0.9689
 A24:-3.2999E-04
 A25:6.186
 A31:-7.3324E-05
 A32:0.9843
 A34:-1.6091E-04
 A35:3.109
 K11:7.7668E-04
 K12:1.3864E-02
 K13:-8.6189E-03
 K14:-4.7886E-03
 K21:6.4842E-04
 K22:-6.5972E-04
 K23:8.6149E-04
 K24:2.2765E-04
 K31:9.8572E-04
 K32:-1.1748E-03
 K33:1.4228E-03
 K34:2.1612E-03
 K41:4.3472E-04
 K42:4.4547E-04
 K43:-7.0783E-06
 K44:3.8565E-05

K51:3.2366E-05
K52:-3.1357E-05
K53:4.1965E-05
K54:2.3513E-06
B1:1.4756E-02
B2:-2.8782E-04
B3:-1.4449E-04
C11:1.944
C12:289.0
C21:1.944
C22:-254.8
C32:57.30
C43:57.30

END

DISCRETE SYSTEM DELAY

INPUT US
STATE Y
NEW NY
TIME T
TSAMP TS

INITIAL
Y:0

DYNAMICS
NY=US
TS=T+DT
DT:1.
END

```

001      SUBROUTINE REG
002      C
003      REAL LAMB
004      DIMENSION DAT(70),TH(9),THU(9),P(45),DUM(12)
005      DIMENSION X(16),U(8),H(14)
006      DIMENSION Z(6)
007      COMMON /TIME/ T
008      COMMON /DESTIN/ IDUM, IPART
009      COMMON /XUHL/ X,U,H,LAMB
010      GO TO(1,2,3,4,5,6,7,8),IPART
011      C
012      1  CALL IDENT('DISCR','REG')
013      RETURN
014      C
015      2  CALL INPUTV(U,8,'U')
016      CALL OUTPUTV(X,16,'X')
017      CALL INPUTV(Z,6,'Z')
018      CALL INPUT(P$IRF,'P$IRF')
019      CALL OUTPUT(US,'US')
020      CALL TSAMP(TS,'TS')
021      CALL PAR(DT,'DT')
022      CALL PAR(USL,'USL')
023      CALL PAR(LAMB,'LAMB')
024      CALL PAR(ANA,'NA')
025      CALL PAR(ANB,'NB')
026      CALL PAR(ANC,'NC')
027      CALL PAR(AK,'K')
028      CALL PAR(RL,'RL')
029      CALL PAR(B0,'B0')
030      CALL PARV(P,45,'P')
031      CALL OUTPUTV(THU,9,'THU')
032      CALL PARV(TH,9,'TH')
033      CALL PAR(SW,'SK')
034      C
035      3  DT=15.
036      LAMB=1./8.
037      USL=20.
038      ANA=3.
039      ANB=2.
040      ANC=4.
041      AK=5.
042      RL=0.99
043      B0=-1.
044      SW=0.
045      DO 302 I=1,9
046      302 TH(I)=0.
047      DO 304 I=1,45
048      304 P(I)=0.
049      DO 306 I=1,9
050      L=I*(I-1)/2+1
051      306 P(L)=100.
052      RETURN
053      C
054      4  TS=T
055      AN=0.
056      USOLD=0.
057      US=0.
058      Z1OLD=0.
059      Z2OLD=0.
060      Z4OLD=0.
061      Z5OLD=0.
062      DO 401 I=1,14
063      401 H(I)=0.

```

```

064 DO 402 I=1,16
065 402 X(I)=0.
066 NA=ANA+0.1
067 NB=ANB+0.1
068 NC=ANC+0.1
069 ISW=SW+0.1
070 K=AK+0.1
071 DO 403 I=1,70
072 403 DAT(I)=0.
073 NAB=NA+NB
074 NP=NAB+NC
075 K11=K+1
076 NDAT=NAB+(K11+1)*(NC+2)-2
077 NDAT1=NDAT+1
078 NU1=NA+K+2
079 N1=NU1+K
080 NN1=NAB+2*K+3
081 NN2=NAB+(2+K)*3-1
082 NN3=NAB+(2+K)*4-1
083 NN4=NAB+(2+K)*5-1
084 RETURN
085 C
086 5 AN=AN+1.
087 IF(ISW)501,501,502
088 501 DAT(1)=Z(6)-PSIRF
089 GOTO 503
090 502 DAT(1)=Z(3)-PSIRF
091 503 DAT(NN1)=Z(1)-Z1OLD
092 DAT(NN2)=Z(2)-Z2OLD
093 DAT(NN3)=Z(4)-Z4OLD
094 DAT(NN4)=Z(5)-Z5OLD
095 Z1OLD=Z(1)
096 Z2OLD=Z(2)
097 Z4OLD=Z(4)
098 Z5OLD=Z(5)
099 CALL STURA(DAT,TH,P,DUM,RL,NA,NAB,NP,K11,NDAT,NDAT1,NU1,N1)
100 US1=DAT(NU1)/B0+US
101 USOLD=US
102 IF(ABS(US1)-USL)570,570,569
103 569 US1=SIGN(1.,US1)*USL
104 DAT(NU1)=(US1-USOLD)*B0
105 570 US=US1
106 DO 580 I=1,9
107 580 THU(I)=TH(I)
108 CALL LOSS(AN)
109 RETURN
110 C
111 6 TS=T+DT
112 RETURN
113 C
114 7 CONTINUE
115 RETURN
116 C
117 8 CONTINUE
118 RETURN
119 C
120 END

```

SUBROUTINE STURA(DAT,TH,P,DUM,RL,NA,NAB,NP,K1,NDAT,NDAT1,NU1,N1)

SELFTUNING REGULATOR BASED ON LEAST SQUARES IDENTIFICATION
AND MINIMUM VARIANCE CONTROL, ADMITS FEEDFORWARD AND
EXPLOITS SYMMETRY OF P.

AUTHOR, C.KALLSTROM 1974-11-19.

THE ALGORITHM IS BASED ON THE MODEL

$$Y(T)+A(1)*Y(T-K-1)+\dots+A(NA)*Y(T-K-NA)=$$

$$B0*(U(T-K-1)+B(1)*U(T-K-2)+\dots+B(NB)*U(T-K-NB-1))+$$

$$C(1)*V1(T-K-1)+C(2)*V2(T-K-1)+\dots+C(NC)*VNC(T-K-1)+EPS(T)$$

AT EACH STEP THE LEAST SQUARES ESTIMATES OF THE PARAMETERS
OF THE MODEL ARE COMPUTED. THE CONTROL VARIABLE U(T) TO
BE APPLIED AT TIME T IS THEN COMPUTED FROM

$$US(T)=AE(1)*Y(T)+\dots+AE(NA)*Y(T-NA+1)$$

$$-BE(1)*US(T-1)-\dots-BE(NB)*US(T-NB)$$

$$-CE(1)*V1(T)-\dots-CE(NC)*VNC(T)$$

WHERE AE, BE AND CE ARE THE PARAMETER ESTIMATES
AND US THE SCALED CONTROL SIGNAL I.E, $US=B0*U$

WHEN USING THE ALGORITHM THE PROCESS OUTPUT Y(T) AND THE
FEEDFORWARD SIGNALS V(T) ARE READ AT TIME T AND THE CONTROL
SIGNAL U(T) TO BE APPLIED AT TIME T IS THEN COMPUTED

DAT- VECTOR OF DIMENSION $NA+NB+(K+2)*(NC+2)-2$ CONTAINING
PROCESS OUTPUTS Y, SCALED CONTROL VARIABLES U
AND FEED FORWARD SIGNALS V ORGANIZED AS FOLLOWS

DAT(1)=Y(T) RETURNED AS Y(T)
 DAT(2)=Y(T-1) RETURNED AS Y(T)
 DAT(3)=Y(T-2) RETURNED AS Y(T-1)
 .
 DAT(NA+K+1)=Y(T-K-NA) RETURNED AS Y(T-K-NA+1)
 DAT(NA+K+2)=US(T-1) RETURNED AS US(T)
 DAT(NA+K+3)=US(T-2) RETURNED AS US(T-1)
 .
 DAT(NA+NB+2*K+2)=US(T-K-NB-1) RETURNED AS US(T-K-NB)
 DAT(NA+NB+2*K+3)=V1(T) RETURNED AS US(T-K-NB-1)
 DAT(NA+NB+2*K+4)=V1(T-1) RETURNED AS V1(T)
 .
 DAT(NA+NB+3*K+4)=V1(T-K-1) RETURNED AS V1(T-K)
 .
 DAT(NA+NB+(K+2)*(NC+1)-1)=VNC(T) RETURNED AS V(NC-1)(T-K-1)
 .
 DAT(NA+NB+(K+2)*(NC+2)-2)=VNC(T-K-1) RETURNED AS VNC(T-K)

TH- VECTOR OF DIMENSION $NP=NA+NB+NC$ CONTAINING THE PARAMETER
ESTIMATES ORGANIZED AS FOLLOWS

TH(1)=-AE(1)
 TH(2)=-AE(2)
 .
 TH(NA)=-AE(NA)
 TH(NA+1)=BE(1)
 TH(NA+2)=BE(2)
 .
 TH(NA+NB)=BE(NB)
 TH(NA+NB+1)=CE(1)
 TH(NA+NB+2)=CE(2)

TH(N A+N B+N C)=CE(N C)

P- COVARIANCE MATRIX STORED AS FOLLOWS

P(1)=P(1,1)

P(2)=P(2,1)

P(3)=P(2,2)

P(I*(I-1)/2+J)=P(I,J)

P(NP*(NP+1)/2)=P(NP,NP)

DUM- DUMMY VECTOR OF DIMENSION NP

RL- BASE OF EXPONENTIAL WEIGHTING FACTOR

NA- NUMBER OF A-PARAMETERS (NO MAX, MIN 0)

NB- NUMBER OF B-PARAMETERS (NO MAX, MIN 0)

NC- NUMBER OF C-PARAMETERS (NO MAX, MIN 0)

K -NUMBER OF TIME DELAYS IN THE MODEL (NO MAX, MIN 0)

NAB- NA+NB

NP- NA+NB+NC (NO MAX, MIN 1)

K1- K+1

NDAT- NAB+(K1+1)*(NC+2)-2

NDAT1- NDAT+1

NU1- NA+K+2

N1- NU1+K

SUBROUTINE REQUIRED

NONE

DIMENSION DAT(1),TH(1),P(1),DUM(1)

RES=DAT(1)-DAT(N1)

DENOM=1.

DO 12 I=1, NP

R=0.

DO 10 J=1, NP

L=I*(I-1)/2+J

IF (J.GT.1) L=J*(J-1)/2+I

M=K1+J

IF (J.GT.NA) M=M+K1

IF (J.GT.NAB) M=2*K1+(J-NAB)*(K1+1)+NAB

R=R+P(L)*DAT(M)

DUM(I)=R

M=K1+I

IF (I.GT.NA) M=M+K1

IF (I.GT.NAB) M=2*K1+(I-NAB)*(K1+1)+NAB

DENOM=DENOM+R*DAT(M)

RES=RES-DAT(M)*TH(I)

DO 20 I=1, NP

R=DUM(I)/DENOM

TH(I)=TH(I)+R*RES

DO 20 J=1, I

L=I*(I-1)/2+J

P(L)=(P(L)-R*DUM(J))/RL

R=0.

DO 30 I=1, NP

L=I

IF (I.GT.NA) L=L+K1

IF (I.GT.NAB) L=NAB+K1+(K1+1)*(I-NAB)

R=R-TH(I)*DAT(L)