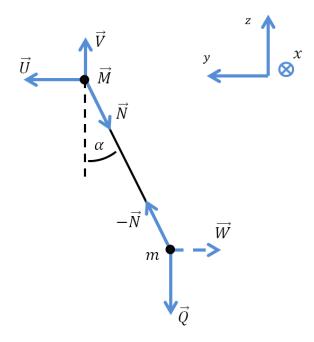
# Model matematyczny suwnicy

### Sformułowanie równań



Model opisać można za pomocą czterech równań. Pierwsze nich wynika z przedstawienia zależności między przyspieszeniem  $\vec{a}_M$  cięgnika / pomostu na suwnicy symbolizowanego przez masę  $\vec{M}$  (powód użycia wektora został przedstawiony dalej), a odpowiednimi siłami, które na niego działają:

$$\vec{U} + \vec{V} + \vec{N} + \vec{B} = \vec{M} \bullet \vec{a}_M \tag{1}$$

gdzie:

$$ec{U} = egin{bmatrix} u_x & u_y & 0 \end{bmatrix}^T$$
 - sygnał sterujący (siła)

 $ec{V} = egin{bmatrix} 0 & 0 & v_z \end{bmatrix}^T$  - pionowa składowa siły reakcji prowadnicy

$$ec{N} = egin{bmatrix} n_x & n_y & n_z \end{bmatrix}^T$$
 - siła naciągu liny

$$ec{B} = egin{bmatrix} b_x(\dot{x}_M) & b_y(\dot{y}_M) & 0 \end{bmatrix}^T$$
 - wypadkowa siła tarć i innych oporów mechanicznych

$$egin{bmatrix} x_M & y_M & z_M \end{bmatrix}^T$$
 - położenie cięgnika

$$ec{a}_{\scriptscriptstyle M} = egin{bmatrix} \ddot{x}_{\scriptscriptstyle M} & \ddot{y}_{\scriptscriptstyle M} & 0 \end{bmatrix}^{\scriptscriptstyle T}$$
 - przyspieszenie cięgnika

 $\vec{M} = \begin{bmatrix} m_C + m_F & m_C & 0 \end{bmatrix}$  - masa cięgnika i pomostu; zastosowany został wektor w miejsce skalarnej wielkości, aby rozróżnić sytuację, gdy poruszany jest tylko cięgnik (ruch wzdłuż współrzędnej y), a gdy poruszany jest cięgnik wraz z pomostem (wzdłuż współrzędnej x); zakładamy brak ruchu wzdłuż współrzednej z, więc ta składowa wektora jest równa 0

 $m_C$  - masa cięgnika

 $m_F$  - masa pomostu

Drugie równanie wynika z zależności między przyspieszeniem  $\vec{a}_m$  zawiesia (symbolizowanego przez masę m), a odpowiednimi siłami, które na to obciążenie oddziałują. Wspomniane przyspieszenie jest wyznaczane względem cięgnika, więc analizowany układ odniesienia jest układem inercjalnym, który poddany jest przyspieszeniu  $\vec{a}_M$ :

$$\vec{Q} + \vec{W} - \vec{N} = m\vec{a}_m \tag{2}$$

gdzie:

 $ec{Q} = egin{bmatrix} 0 & 0 & -mg \end{bmatrix}^{\scriptscriptstyle T}$  - siła grawitacji działająca na obciążenie

 $ec{W} = - m ec{a}_M$  - siła bezwładności wynikająca z inercjalności układu odniesienia

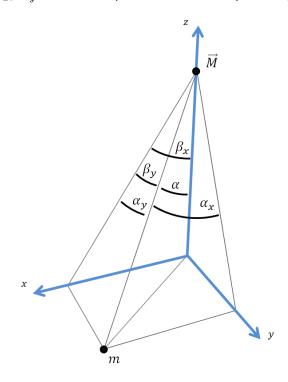
 $m\,$  - masa obciążenia

$$ec{a}_m = egin{bmatrix} \ddot{x}_m & \ddot{y}_m & \ddot{z}_m \end{bmatrix}^T$$
 - przyspieszenie obciążenia w inercjalnym układzie odniesienia

Z braku ruchu wzdłuż prostej prowadzącej przez położenia wózka i obciążenia w analizowanym inercjalnym układzie odniesienia, a także biorąc pod uwagę fakt, że siła  $\vec{N}$  musi być równoległa do tej prostej, wynika trzecie równanie:

$$\vec{N} = \begin{bmatrix} \sin(\alpha_x) \\ \sin(\alpha_y) \\ -\cos(\alpha) \end{bmatrix} (|\vec{Q}|\cos(\alpha) + |\vec{W}|\sin(\alpha))$$
(3)

Rozmieszczenie kątów  $\beta_x$ ,  $\beta_y$ ,  $\alpha_x$ ,  $\alpha_y$  i  $\alpha$  zostało przestawione na rysunku poniżej:



Kąty  $\alpha_x$  i  $\alpha_y$  są stosowane jako zmienne stanu z uwagi na uproszczenie i symetrię modelu. W fizycznym modelu możliwy jest natomiast pomiar kątów oznaczonych jako  $\beta_x$  i  $\beta_y$ . Oznacza to, że konieczne będzie wyznaczenie zależności umożliwiających zamianę kątów:

$$\begin{cases} sin(\alpha_x) = cos(\alpha_y)sin(\beta_x) \\ a_y = b_y \end{cases} \tag{4}$$

Wyprowadzona również została zależność pozwalająca wyznaczyć kąt  $\alpha$ :

$$sin^{2}(\alpha_{x}) + sin^{2}(\alpha_{y}) = sin^{2}(\alpha)$$
(5)

Po podstawieniu równania (3) oraz wszystkich pozostałych wartości do równań (1) i (2) uzyskany zostaje następujący układ równań:

$$\begin{bmatrix} u_x \\ u_y \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ v_z \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \sin(\alpha_x) \\ \sin(\alpha_y) \\ -\cos(\alpha) \end{bmatrix} \left( |m\vec{g}|\cos(\alpha) + m \middle| \begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \\ 0 \end{bmatrix} \middle| \sin(\alpha) \right) + \begin{bmatrix} b_x(\dot{x}_M) \\ b_y(\dot{y}_M) \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (m_C + m_F)\ddot{x}_M \\ m_C\ddot{y}_M \\ 0 \end{bmatrix}$$
 (6)

$$\begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -mg \end{bmatrix} - m \begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \\ 0 \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} \sin(\alpha_x) \\ \sin(\alpha_y) \\ -\cos(\alpha) \end{bmatrix} \left( |m\vec{g}|\cos(\alpha) + m \middle| \begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \\ 0 \end{bmatrix} \middle| \sin(\alpha) \right) = m\vec{a}_m \tag{7}$$

Z równań usunąć można równania dla składowej z, gdyż nie są one potrzebne dla dalszej analizy. Po dodatkowych uproszczeniach:

$$\begin{bmatrix} u_x \\ u_y \end{bmatrix} + m \begin{bmatrix} sin(\alpha_x) \\ sin(\alpha_y) \end{bmatrix} \left( g \cdot cos(\alpha) + \left| \begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \end{bmatrix} \right| sin(\alpha) \right) + \begin{bmatrix} b_x(\dot{x}_M) \\ b_y(\dot{y}_M) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} (m_C + m_F)\ddot{x}_M \\ m_C \ddot{y}_M \end{bmatrix}$$
(8)

$$-\begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} \sin(\alpha_x) \\ \sin(\alpha_y) \end{bmatrix} \left( g \cdot \cos(\alpha) + \left| \begin{bmatrix} \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \end{bmatrix} \right| \sin(\alpha) \right) = \vec{a}_m \tag{9}$$

Biorąc pod uwagę, że w rzeczywistym modelu nie ma możliwości pomiaru liniowych przesunięć, prędkości ani przyspieszeń obciążenia, konieczne jest wyrażenie przyspieszenia  $\vec{a}_m$  przy pomocy kątów  $\alpha_x$  i  $\alpha_y$  oraz długości liny l. Położenie względne obciążenia wyrazić można wzorem:

$$\vec{x}_m = l \begin{bmatrix} \sin(\alpha_x) \\ \sin(\alpha_y) \end{bmatrix} \tag{10}$$

Przyspieszenie będzie zatem wyrażone wzorem:

$$\vec{a_m} = l \begin{bmatrix} \ddot{\alpha}_x \cos(\alpha_x) - (\dot{\alpha}_x)^2 \sin(\alpha_x) \\ \ddot{\alpha}_y \cos(\alpha_y) - (\dot{\alpha}_y)^2 \sin(\alpha_y) \end{bmatrix}$$
(11)

Po podstawieniu zależności (11) do równania (9) i przyrównaniu poszczególnych składowych równań (8) i (9) otrzymany zostaje następujący układ równań:

$$u_x + mg \cdot sin(\alpha_x)cos(\alpha) + m \cdot sin(\alpha_x)sin(\alpha)\sqrt{(\ddot{x}_M)^2 + (\ddot{y}_M)^2}) + b_x(\dot{x}_M) = (m_C + m_F)\ddot{x}_M$$
 (12)

$$u_y + mg \cdot sin(\alpha_y)cos(\alpha) + m \cdot sin(\alpha_y)sin(\alpha)\sqrt{(\ddot{x}_M)^2 + (\ddot{y}_M)^2}) + b_y(\dot{y}_M) = m_C \ddot{y}_M \tag{13}$$

$$-\ddot{x_M} - \sin(\alpha_x) \left( g \cdot \cos(\alpha) + \sin(\alpha) \sqrt{(\ddot{x}_M)^2 + (\ddot{y}_M)^2} \right) = l \left( \ddot{\alpha}_x \cos(\alpha_x) - (\dot{\alpha}_x)^2 \sin(\alpha_x) \right)$$
(14)

$$-\ddot{y}_{M} - sin(\alpha_{y}) \Big( g \cdot cos(\alpha) + sin(\alpha) \sqrt{(\ddot{x}_{M})^{2} + (\ddot{y}_{M})^{2}} \Big) = l \Big( \ddot{\alpha_{y}} cos(\alpha_{y}) - (\dot{\alpha}_{y})^{2} sin(\alpha_{y}) \Big)$$
 (15)

## Zastosowanie obliczeń numerycznych do wyznaczenia rozwiązań

Aby możliwe było zastosowanie obliczeń numerycznych do powyższego modelu, konieczne jest przekształcenie powyższych równań, do takich postaci, aby drugie pochodne zmiennych stanu  $(\ddot{x_M}, \ddot{y_M}, \ddot{\alpha_x}, \ddot{\alpha_y})$  były wyrażone w zależności od pozostałych zmiennych. W przypadku przyspieszeń kątowych, przekształcenie to jest proste, gdyż sprowadza się do drobnych przekształceń równań (14) i (15):

$$\ddot{\alpha_x} = \frac{1}{l \cdot \cos(\alpha_x)} \left( l(\dot{\alpha}_x)^2 \sin(\alpha_x) - \ddot{x}_M - \sin(\alpha_x) \left( g \cdot \cos(\alpha) + \sin(\alpha) \sqrt{(\ddot{x}_M)^2 + (\ddot{y}_M)^2} \right) \right) \tag{16}$$

$$\ddot{\alpha_y} = \frac{1}{l \cdot cos(\alpha_y)} \left( l(\dot{\alpha}_y)^2 sin(\alpha_y) - \ddot{y}_M - sin(\alpha_y) \left( g \cdot cos(\alpha) + sin(\alpha) \sqrt{(\ddot{x}_M)^2 + (\ddot{y}_M)^2} \right) \right)$$
(17)

W przypadku przyspieszeń liniowych sprawa jest jednak bardziej skompilowana, gdyż konieczne jest rozwiązanie układu równań o postaci (ze względu na niewiadome X i Y):

$$\begin{cases}
A_1 + B_1 \sqrt{X^2 + Y^2} = C_1 X \\
A_2 + B_2 \sqrt{X^2 + Y^2} = C_2 Y
\end{cases}, \quad C_1 > 0, \quad C_2 > 0$$
(18)

gdzie:

$$X = \ddot{x}_M$$

$$Y = \ddot{y}_M$$

$$A_1 = u_x + mg \cdot sin(\alpha_x)cos(\alpha) + b_x(\dot{x}_M)$$

$$A_2 = u_y + mg \cdot sin(\alpha_y)cos(\alpha) + b_y(\dot{y}_M)$$

$$B_1 = m \cdot sin(\alpha_x)sin(\alpha)$$

$$B_2 = m \cdot sin(\alpha_y)sin(\alpha)$$

$$C_1 = m_C + m_F$$

$$C_2 = m_C$$

### Rozwiązanie układu równań (18)

Rozwiązania układu równań wyrazić można w postaci:

$$X = R \cdot cos(\gamma), \quad Y = R \cdot sin(\gamma), \quad R \geqslant 0$$
 (19)

Po podstawieniu:

$$A_1 + B_1 R = C_1 R \cdot \cos(\gamma), \quad A_2 + B_2 R = C_2 R \cdot \sin(\gamma)$$
 (20)

Po przekształceniu:

$$\frac{1}{C_1} \left( \frac{A_1}{R} + B_1 \right) = \cos(\gamma), \quad \frac{1}{C_2} \left( \frac{A_2}{R} + B_2 \right) = \sin(\gamma) \tag{21}$$

Po obustronnym podniesieniu do kwadratu obu równań i zastosowaniu zależności jedynki trygonometrycznej:

$$\frac{1}{C_1^2} \left( \frac{A_1}{R} + B_1 \right)^2 + \frac{1}{C_2^2} \left( \frac{A_2}{R} + B_2 \right)^2 = 1$$
 (22)

Po uporządkowaniu zmiennych uzyskane zostaje równanie kwadratowe:

$$\left(\frac{B_1^2}{C_1^2} + \frac{B_2^2}{C_2^2} - 1\right)R^2 + 2\left(\frac{A_1B_1}{C_1^2} + \frac{A_2B_2}{C_2^2}\right)R + \left(\frac{A_1^2}{C_1^2} + \frac{A_2^2}{C_2^2}\right) = 0$$
(23)

$$\Delta = 4 \left( \frac{A_1 B_1}{C_1^2} + \frac{A_2 B_2}{C_2^2} \right)^2 - 4 \left( \frac{B_1^2}{C_1^2} + \frac{B_2^2}{C_2^2} - 1 \right) \left( \frac{A_1^2}{C_1^2} + \frac{A_2^2}{C_2^2} \right)$$
 (24)

$$\Delta = 4 \left( 2 \frac{A_1 B_1 A_2 B_2}{C_1^2 C_2^2} + \frac{A_1^2}{C_1^2} + \frac{A_2^2}{C_2^2} - \frac{A_1^2 B_2^2 + A_2^2 B_1^2}{C_1^2 C_2^2} \right)$$
 (25)

$$\Delta = \frac{4}{C_1^2 C_2^2} \left( 2A_1 B_1 A_2 B_2 + A_1^2 C_2^2 + A_2^2 C_1^2 - A_1^2 B_2^2 - A_2^2 B_1^2 \right)$$
 (26)

$$\Delta = \frac{4}{C_1^2 C_2^2} \left( A_1^2 C_2^2 + A_2^2 C_1^2 - (A_1 B_2 - A_2 B_1)^2 \right) \tag{27}$$

$$R_0 = \frac{-A_1 B_1 C_2^2 - A_2 B_2 C_1^2 \pm \sqrt{A_1^2 C_2^2 + A_2^2 C_1^2 - (A_1 B_2 - A_2 B_1)^2}}{B_1^2 C_2^2 + B_2^2 C_1^2 - C_1^2 C_2^2}$$
(28)

Po podstawieniu zależności (21) do (19) rozwiązania równania można wyrazić w postaci:

$$X = \frac{A_1 + B_1 R_0}{C_1}, \quad Y = \frac{A_2 + B_2 R_0}{C_2}$$
 (29)

#### Równania stanu

Ostatnim krokiem przekształcenia równań do postaci możliwej do rozwiązania metodami numerycznymi jest przekształcenie ich w równania stanu, o postaci:

$$\dot{\vec{x}} = F(\vec{x}, \vec{u}) \tag{30}$$

Wektor sterowań, wektor stanu i pochodną wektora stanu wyrazić można jako:

$$\vec{u} = \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} u_x \\ u_y \end{bmatrix}, \quad \vec{x} = \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \\ x_4 \\ x_5 \\ x_6 \\ x_7 \\ x_8 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} x_M \\ y_M \\ \alpha_x \\ \alpha_y \\ \dot{x}_M \\ \dot{y}_M \\ \dot{\alpha}_x \\ \dot{\alpha}_y \end{bmatrix}, \quad \dot{\vec{x}} = \begin{bmatrix} \dot{x}_1 \\ \dot{x}_2 \\ \dot{x}_3 \\ \dot{x}_4 \\ \dot{x}_5 \\ \dot{x}_6 \\ \dot{x}_7 \\ \dot{x}_8 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \dot{x}_M \\ \dot{y}_M \\ \dot{\alpha}_x \\ \dot{\alpha}_y \\ \ddot{x}_M \\ \ddot{y}_M \\ \ddot{\alpha}_x \\ \ddot{\alpha}_y \end{bmatrix}$$

$$(31)$$

Równania stanu przyjmują wtedy następującą postać:

$$\dot{x}_1 = x_5, \quad \dot{x}_2 = x_6, \quad \dot{x}_3 = x_7, \quad \dot{x}_4 = x_8, \quad \dot{x}_5 = X, \quad \dot{x}_6 = Y$$
 (32)

$$\dot{x}_7 = x_7^2 t g(x_3) - \frac{X}{l \cdot \cos(x_3)} - \frac{t g(x_3)}{l} \left( g \cdot T + S \sqrt{X^2 + Y^2} \right) 
\dot{x}_8 = x_8^2 t g(x_4) - \frac{Y}{l \cdot \cos(x_4)} - \frac{t g(x_4)}{l} \left( g \cdot T + S \sqrt{X^2 + Y^2} \right)$$
(33)

Gdzie:

$$X = \frac{A_1 + B_1 R_0}{C_1}$$

$$Y = \frac{A_2 + B_2 R_0}{C_2}$$

$$R_0 = \frac{-A_1 B_1 C_2^2 - A_2 B_2 C_1^2 - \sqrt{A_1^2 C_2^2 + A_2^2 C_1^2 - (A_1 B_2 - A_2 B_1)^2}}{B_1^2 C_2^2 + B_2^2 C_1^2 - C_1^2 C_2^2}$$

$$A_1 = u_1 + mg \cdot \sin(x_3) T + b_x(x_5)$$

$$A_2 = u_2 + mg \cdot \sin(x_4) T + b_y(x_6)$$

$$B_1 = m \cdot \sin(x_3) S$$

$$B_2 = m \cdot \sin(x_4) S$$

$$C_1 = m_C + m_F$$

$$C_2 = m_C$$

$$S = \sqrt{\sin^2(x_3) + \sin^2(x_4)}$$

$$T = \sqrt{1 - \sin^2(x_3) - \sin^2(x_4)}$$
(34)

## Równania sprzężone

W celu wyznaczenia równań sprzężonych konieczne jest obliczenie wszystkich 64 pochodnych pochodnych stanów względem stanów. Szybka analiza ujawnia jednak, że większość z tych funkcji będzie zerami, a tylko niektóre będą mieć skompilowaną postać:

$\partial \dot{x}_i/\partial x_j$	$\dot{x}_1$	$\dot{x}_2$	$\dot{x}_3$	$\dot{x}_4$	$\dot{x}_5$	$\dot{x}_6$	$\dot{x}_7$	$\dot{x}_8$
$x_1$	0	0	0	0	0	0	0	0
$x_2$	0	0	0	0	0	0	0	0
$x_3$	0	0	0	0	#	#	#	#
$x_4$	0	0	0	0	#	#	#	#
$x_5$	1	0	0	0	#	#	#	#
$\overline{x_6}$	0	1	0	0	#	#	#	#
$\overline{x_7}$	0	0	1	0	0	0	#	0
$\overline{x_8}$	0	0	0	1	0	0	0	#

Pochodne w tabeli oznaczone znacznikami # mają skomplikowane postacie i zostały obliczone poniżej:

$$\begin{split} \frac{\partial \dot{x}_5}{\partial x_j} &= \frac{\partial X}{\partial x_j}, \quad j \in \{3,4,5,6\} \\ \frac{\partial \dot{x}_6}{\partial x_j} &= \frac{\partial Y}{\partial x_j}, \quad j \in \{3,4,5,6\} \\ \frac{\partial \dot{x}_7}{\partial x_j} &= \frac{-1}{l \cdot \cos(x_3)} \frac{\partial X}{\partial x_j} - \frac{tg(x_3)}{l} \left(g \cdot \frac{\partial T}{\partial x_j} + \frac{\partial S}{\partial x_j} \sqrt{X^2 + Y^2} + \left(\frac{\partial X}{\partial x_j} X + \frac{\partial Y}{\partial x_j} Y\right) \frac{S}{\sqrt{X^2 + Y^2}}\right), \quad j \in \{4,5,6\} \\ \frac{\partial \dot{x}_8}{\partial x_j} &= \frac{-1}{l \cdot \cos(x_4)} \frac{\partial Y}{\partial x_j} - \frac{tg(x_4)}{l} \left(g \cdot \frac{\partial T}{\partial x_j} + \frac{\partial S}{\partial x_j} \sqrt{X^2 + Y^2} + \left(\frac{\partial X}{\partial x_j} X + \frac{\partial Y}{\partial x_j} Y\right) \frac{S}{\sqrt{X^2 + Y^2}}\right), \quad j \in \{3,5,6\} \\ \frac{\partial \dot{x}_7}{\partial x_3} &= \frac{l \cdot x_7^2 - \frac{\partial X}{\partial x_3} \cos(x_3) - X \cdot \sin(x_3) - g \cdot T - S\sqrt{X^2 + Y^2}}{l \cdot \cos^2(x_3)} \\ &- \frac{tg(x_3)}{l} \left(g \cdot \frac{\partial T}{\partial x_3} + \frac{\partial S}{\partial x_3} \sqrt{X^2 + Y^2} + \left(\frac{\partial X}{\partial x_3} X + \frac{\partial Y}{\partial x_3} Y\right) \frac{S}{\sqrt{X^2 + Y^2}}\right) \\ \frac{\partial \dot{x}_8}{\partial x_4} &= \frac{l \cdot x_8^2 - \frac{\partial Y}{\partial x_4} \cos(x_4) - X \cdot \sin(x_4) - g \cdot T - S\sqrt{X^2 + Y^2}}{l \cdot \cos^2(x_4)} \\ &- \frac{tg(x_4)}{l} \left(g \cdot \frac{\partial T}{\partial x_4} + \frac{\partial S}{\partial x_4} \sqrt{X^2 + Y^2} + \left(\frac{\partial X}{\partial x_4} X + \frac{\partial Y}{\partial x_4} Y\right) \frac{S}{\sqrt{X^2 + Y^2}}\right) \\ \frac{\partial \dot{x}_7}{\partial x_7} &= 2x_7 t g(x_3) \\ \frac{\partial \dot{x}_8}{\partial x_8} &= 2x_8 t g(x_4) \end{split}$$

(35)

$$\frac{\partial \mathbf{X}}{\partial \mathbf{x_j}} = \frac{1}{C_1} \left( \frac{\partial A_1}{\partial x_j} + \frac{\partial B_1}{\partial x_j} R_0 + B_1 \frac{\partial R_0}{\partial x_j} \right), \quad \frac{\partial \mathbf{Y}}{\partial \mathbf{x_j}} = \frac{1}{C_2} \left( \frac{\partial A_2}{\partial x_j} + \frac{\partial B_2}{\partial x_j} R_0 + B_2 \frac{\partial R_0}{\partial x_j} \right)$$
(36)

$$\frac{\partial \mathbf{A_1}}{\partial \mathbf{x_3}} = mg \cdot \left(\cos(x_3)T + \sin(x_3)\frac{\partial T}{\partial x_3}\right), \quad \frac{\partial \mathbf{A_1}}{\partial \mathbf{x_4}} = mg \cdot \sin(x_3)\frac{\partial T}{\partial x_4}$$
(37)

$$\frac{\partial A_2}{\partial x_3} = mg \cdot sin(x_4) \frac{\partial T}{\partial x_3}, \quad \frac{\partial A_2}{\partial x_4} = mg \cdot \left( cos(x_4)T + sin(x_4) \frac{\partial T}{\partial x_4} \right)$$
(38)

$$\frac{\partial \mathbf{A_1}}{\partial \mathbf{x_5}} = \frac{\partial b_x}{\partial x_5}, \quad \frac{\partial \mathbf{A_1}}{\partial \mathbf{x_6}} = 0, \quad \frac{\partial \mathbf{A_2}}{\partial \mathbf{x_5}} = 0, \quad \frac{\partial \mathbf{A_2}}{\partial \mathbf{x_6}} = \frac{\partial b_y}{\partial x_6}$$
(39)

$$\frac{\partial \boldsymbol{B_1}}{\partial \boldsymbol{x_3}} = m \Big( cos(x_3) S + sin(x_3) \frac{\partial S}{\partial x_3} \Big), \quad \frac{\partial \boldsymbol{B_1}}{\partial \boldsymbol{x_4}} = m \cdot sin(x_3) \frac{\partial S}{\partial x_4}$$
(40)

$$\frac{\partial \mathbf{B_2}}{\partial \mathbf{x_3}} = m \cdot \sin(x_4) \frac{\partial S}{\partial x_3}, \quad \frac{\partial \mathbf{B_2}}{\partial \mathbf{x_4}} = m \left( \cos(x_4) S + \sin(x_4) \frac{\partial S}{\partial x_4} \right) \tag{41}$$

$$\frac{\partial \mathbf{B_1}}{\partial \mathbf{x_5}} = 0, \quad \frac{\partial \mathbf{B_1}}{\partial \mathbf{x_6}} = 0, \quad \frac{\partial \mathbf{B_2}}{\partial \mathbf{x_5}} = 0, \quad \frac{\partial \mathbf{B_2}}{\partial \mathbf{x_6}} = 0$$
 (42)

$$\frac{\partial S}{\partial x_3} = \frac{\sin(x_3)\cos(x_3)}{\sqrt{\sin^2(x_3) + \sin^2(x_4)}}, \quad \frac{\partial S}{\partial x_4} = \frac{\sin(x_4)\cos(x_4)}{\sqrt{\sin^2(x_3) + \sin^2(x_4)}}$$
(43)

$$\frac{\partial T}{\partial x_3} = \frac{-\sin(x_3)\cos(x_3)}{\sqrt{1 - \sin^2(x_3) - \sin^2(x_4)}}, \quad \frac{\partial T}{\partial x_4} = \frac{-\sin(x_4)\cos(x_4)}{\sqrt{1 - \sin^2(x_3) - \sin^2(x_4)}}$$
(44)

### Wyznaczenie pochodnej $\partial R_0/\partial x$

Celem jest obliczenie pochodnej po x wyrażenia:

$$R_0 = \frac{-A_1 B_1 C_2^2 - A_2 B_2 C_1^2 - \sqrt{A_1^2 C_2^2 + A_2^2 C_1^2 - (A_1 B_2 - A_2 B_1)^2}}{B_1^2 C_2^2 + B_2^2 C_1^2 - C_1^2 C_2^2}$$
(45)

Gdzie:

$$A_1 = A_1(x), \quad A_2 = A_2(x), \quad B_1 = B_1(x), \quad B_2 = B_2(x), \quad C_1 = const, \quad C_2 = const$$
 (46)

Poprzez zastąpienie poszczególnych części tego skompilowanego wyrażenia funkcjami pomocniczymi, możliwe jest rozbicie problemu na kilka prostszych podproblemów:

$$R_0 = \frac{N_1 - \sqrt{N_2}}{D} \tag{47}$$

Gdzie:

$$N_{1} = -A_{1}B_{1}C_{2}^{2} - A_{2}B_{2}C_{1}^{2}$$

$$N_{2} = A_{1}^{2}C_{2}^{2} + A_{2}^{2}C_{1}^{2} - (A_{1}B_{2} - A_{2}B_{1})^{2}$$

$$D = B_{1}^{2}C_{2}^{2} + B_{2}^{2}C_{1}^{2} - C_{1}^{2}C_{2}^{2}$$

$$(48)$$

Wtedy:

$$\frac{\partial R_0}{\partial x} = \frac{1}{D^2} \left( \left( \frac{\partial N_1}{\partial x} - \frac{1}{2} \frac{\partial N_2}{\partial x} \frac{1}{\sqrt{N_2}} \right) - \left( N_1 - \sqrt{N_2} \right) \frac{\partial D}{\partial x} \right) \tag{49}$$

Gdzie:

$$\frac{\partial N_1}{\partial x} = -C_2^2 \left( \frac{\partial A_1}{\partial x} B_1 + A_1 \frac{\partial B_1}{\partial x} \right) - C_1^2 \left( \frac{\partial A_2}{\partial x} B_2 + A_2 \frac{\partial B_2}{\partial x} \right) 
\frac{\partial N_2}{\partial x} = 2 \frac{\partial A_1}{\partial x} A_1 C_2^2 + 2 \frac{\partial A_2}{\partial x} A_2 C_1^2 - 2(A_1 B_2 - A_2 B_1) \left( \frac{\partial A_1}{\partial x} B_2 + A_1 \frac{\partial B_2}{\partial x} - \frac{\partial A_2}{\partial x} B_1 - A_2 \frac{\partial B_1}{\partial x} \right) 
\frac{\partial D}{\partial x} = 2 \frac{\partial B_1}{\partial x} B_1 C_2^2 + 2 \frac{\partial B_2}{\partial x} B_2 C_1^2$$
(50)

## Rozwiązanie układu równań (18) (rozwiązanie odrzucone)

Po prostych przekształceniach można zauważyć afiniczną zależność między niewiadomymi:

$$\begin{cases}
B_1 B_2 \sqrt{X^2 + Y^2} = C_1 B_2 X - A_1 B_2 \\
B_1 B_2 \sqrt{X^2 + Y^2} = C_2 B_1 Y - A_2 B_1
\end{cases}$$
(51)

$$C_1 B_2 X - A_1 B_2 = C_2 B_1 Y - A_2 B_1 \tag{52}$$

Z drugiej strony, po podniesieniu na przykład pierwszego z równań (18) do kwadratu, możliwe jest zastosowanie tej zależności (52), aby sprowadzić zadanie do rozwiązania równania kwadratowego jednej niewiadomej:

$$C_2^2 B_1^2 Y^2 = C_2^2 (C_1 X - A_1)^2 - C_2^2 B_1^2 X^2$$
(53)

$$(C_1B_2X - A_1B_2 + A_2B_1)^2 = C_2^2(C_1X - A_1)^2 - C_2^2B_1^2X^2$$
(54)

$$\left(C_1^2C_2^2-C_2^2B_1^2-C_1^2B_2^2\right)X^2+2\left(C_1B_2(A_1B_2-A_2B_1)-A_1C_1C_2^2\right)X+A_1^2C_2^2-\left(A_2B_1-A_1B_2\right)^2=0 \ \ \text{(55)}$$

Aby wyznaczyć wartość Y konieczne jest rozwiązanie analogicznego równania kwadratowego (wykorzystanie w tym celu zależności (20) jest problematyczne z uwagi na sytuację, gdy  $B_1 = 0$ ):

$$\left(C_1^2C_2^2 - C_2^2B_1^2 - C_1^2B_2^2\right)Y^2 + 2\left(C_2B_1(A_2B_1 - A_1B_2) - A_2C_2C_1^2\right)Y + A_2^2C_1^2 - \left(A_1B_2 - A_2B_1\right)^2 = 0$$
 (56)

Po wykonaniu tych operacji, uzyskane zostają cztery rozwiązania (X,Y). Konieczne jest określenie, które z nich jest tym właściwym. Biorąc pod uwagę rozmiar i zawiłość parametrów, analityczne rozwiązanie tego problemu mogłoby być uciążliwe. Zamiast tego, lepszym pomysłem jest podstawienie rozwiązań do układu równań (18) i sprawdzenie, które z nich go spełnia.

# Siły a sygnały sterujące

W powyższym modelu suwnicy rozpatrywana była sytuacja, gdzie sygnałami sterującymi są siły (oznaczone w równaniach jako  $u_x$  i  $u_y$ ). W fizycznym urządzeniu, nie jest jednak możliwe bezpośrednie manipulowanie siłami, jakie oddziałują na cięgnik i pomost. Zamiast tego, dostępne jest manipulowanie abstrakcyjnymi wartościami, które są proporcjonalne do napięć przykładanych do silników, a dopiero one powodują powstanie momentów obrotowych, które są następnie zamieniane na wymienione powyżej siły. W "konwersji" tej kluczowe znaczenie mają momenty bezwładności i tarcia wewnątrz silników.