

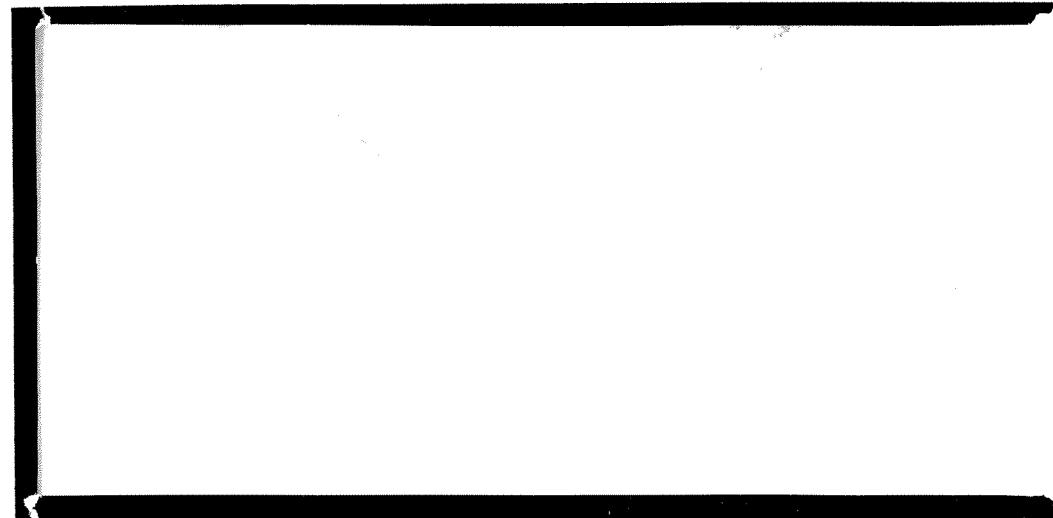


TÜRKİYE BİLİMSEL VE
TEKNİK ARAŞTIRMA KURUMU

THE SCIENTIFIC AND TECHNICAL
RESEARCH COUNCIL OF TURKEY

1987_1418

DUP



Makina, Kimyasal Teknolojiler, Malzeme ve İmalat Sistemleri
Araştırma Grubu

Mechanical Engineering, Chemical Technologies, Material
Sciences and Manufacturing Systems Research Grant
Committee

ROBOT DİNAMİĞİ LINERİZASYON VE
BASITLEŞTİRME YÖNTEMLERİNİN GELİŞTİRİLMESİ
VE İMAL EDİLMİŞ BİR ROBOTA UYGULANARAK
İRDELENMESİ

PROJE NO : MODİSA - 4

DOÇ. DR. REŞİT SOYLU
DOÇ. DR. TUNA BALKAN
Y. MÜH. ALİ SARRAFİ

ÖNSÖZ

Bu proje MODiSA 4 proje numarası ile TÜBİTAK tarafından desteklenmiştir.

İÇİNDEKİLER

	Sayfa No
ÖNSÖZ	ii
TABLO LİSTELERİ	iv
ŞEKİL LİSTELERİ	v
ÖZ	vi
ABSTRACT	vii
BÖLÜM 1. GİRİŞ	1
BÖLÜM 2. HAREKET DENKLEMLERİNİN OTOMATİK OLARAK ELDE EDİLMESİ VE LINEERİZASYONU	2
2.1. Kinematik Notasyon	2
2.2. Lagrange Formülasyonu	4
2.3. Hareket Denklemleri	7
2.4. Lipkin-Duffy Terimlerinin Türevleri	10
2.5. Lineerlik Endeksi	18
BÖLÜM 3. BENZETİM	24
3.1. Robot Kollarda Denetim	24
3.2. Benzetim Yazılımı	26
BÖLÜM 4. ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN DINAMİK PARAMETRELERİİNİN DENEYSEL OLARAK BELİRLENMESİ	35
4.1. Yöntem	35
4.2. Deney Düzeneği	39
BÖLÜM 5. ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN DINAMİK PARAMETRELERİİNİN BİR APARATLA DEĞİŞTİRİLMESİ	44
BÖLÜM 6. SONUC	46
BÖLÜM 7. KAYNAKÇA	48
EK 1. P, P*, Q, R, U, U*, V, W, X, X*, Y VE Z ELEMANLARININ TANIMLARI	50
EK 2. KİNETİK ENERJİ İFADELERİ	52
EK 3. HAREKET DENKLEMLERİ VE LINEERLİK ENDEKSİ PROGRAMI KULLANIM KİLAVUZU	55
EK 4. ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN HAREKET DENKLEMLERİ	71
EK 5. BENZETİM PROGRAMI KULLANIM KİLAVUZU	87

TABLO LISTELERİ

Tablo 3.1. ODTÜ-ASELSAN Robotunun İlk Üç Uzunun Dinamik Parametreleri	Sayfa No 29
---	----------------

SEKİL LISTELERİ

	<u>Sayfa No</u>	
Şekil 2.1.	N Serbestlik Dereceli Manipülatör	2
Şekil 2.2.	İki Komşu Uzvu Bağlayan Yay	6
Şekil 2.3.	Üç Döner Eklemlı Düzlemsel Robot	21
Şekil 3.1.	Modele Dayalı Robot Denetim Sistemi	24
Şekil 3.2.	PD-Denetim Sistemi Uygulaması	25
Şekil 3.3.	ODTÜ-ASELSAN Robotunun Kinematik Modeli	28
Şekil 3.4.a.	Benzetim Sonuçları (Açsal Konumlar)	30
Şekil 3.4.b.	Benzetim Sonuçları (Açsal Hızlar)	31
Şekil 3.4.c.	Benzetim Sonuçları (Açsal İvmeler)	32
Şekil 3.5.	PI-LE Grafiği	33
Şekil 4.1.	Robot Kolun Bir Uzvu Üzerinde Lokal Koordinatların Gösterilmesi	36
Şekil 4.2.	Dinamik Parametrelerin Tahmini İçin Hazırlanan Deney Düzeneği	39
Şekil 4.3.a.	Motor Torklarının Zamaña Göre Değişimi (1. ve 2. Eksen)	41
Şekil 4.3.b.	Motor Torklarının Zamaña Göre Değişimi (3. ve 4. Eksen)	42
Şekil 5.1.	Uzuv ve Aparatın Şematik Gösterimi	44
Şekil 5.2.	ODTÜ-ASELSAN Robotunun değiştirme Aparatı ile Fotoğrafi	45

ÖZ

Bu projede bir robot kolun hareket denklemlerini sembolik olarak veren bir program geliştirilmiştir. Bu denklemler Lagrange eşitliği kullanılarak türetilmekte olup, gereklili bilgisayar zamanı robottun kinematiğinde ilk olarak Lipkin ve Duffy tarafından kullanılan bir notasyonu geliştirerek kullanmak suretiyle büyük ölçüde azaltılmıştır. Ayrıca, bir manipülatörün lineerliğini (veya nonlineerliğini) ölçebilmek amacıyla Lineerlik Endeksi (LE) isimli yeni bir ölçüt tanımlanmıştır. Bu endeks robottun lineerlik derecesinin sayısal bir ölçütür. Lineerlik endeksi kavramını kullanarak tamamıyla (veya olabildiğince) lineer robotlar tasarılamak mümkündür.

Proje kapsamında ayrıca ODTÜ-ASELSAN robottunu simüle edebilmek için bir benzetim programı da geliştirilmiştir. Bu program kullanılarak Lineerlik Endeksi ile robottun lineer bir kontrol algoritmasının denetimi altındaki performansı arasındaki ilişki incelenmiştir. ODTÜ-ASELSAN robottunun dinamik parametreleri deneysel olarak elde edilmeye çalışılmış ve son olarak da söz konusu robottun ikinci ve üçüncü uzuvalarının dinamik parametrelerini değiştirebilmek için bir aparat tasarlanarak robotta monte edilmişdir.

Anahtar Sözcükler : Robot Dinamiği, Robot Tasarımı, Lineerizasyon, Benzetim.

ABSTRACT

In this project, a computer code, which yields the equations of motion of a robot manipulator in closed-form, has been developed. These equations are derived using the Lagrange's method. The CPU time and memory requirements have been extensively reduced by extending the kinematic notation developed by Lipkin and Duffy and by using it in the kinematics of the robot. A novel measure, called Linearity Number, has been defined to quantify the linearity (or nonlinearity) of any robot manipulator. Using this new concept, it is possible to design robots which are fully linear, or as linear as the design constraints allow.

A simulation software has also been developed to simulate the motion of the ODTÜ-ASELSAN robot. Using this program, the relation between the Linearity Number and the performance of the robot (when a linear control algorithm is implemented) has been investigated. An experimental method has been implemented to determine the dynamic parameters of the ODTÜ-ASELSAN robot. Finally, a detachable device (which modifies the dynamic parameters of the second and third links) has been designed and installed on the robot.

Key Words : Dynamics of Robots, Design of Robots, Linearization, Simulation.

BÖLÜM 1

GİRİŞ

Bilindiği gibi, robot kolların etkin bir biçimde kontrol edilebilmesi için manipülatörün hareket denklemlerine gereksinim vardır. Bu denklemler kullanılarak: (i) Geliştirilen bir kontrol algoritmasının performansını robotun hareketini bilgisayarda benzetim yaparak test etmek; (ii) İleri beslemeli kontrol algoritmalarında robot kolan tutacının istenen bir yörengeyi izleyebilmesi için gerekli nominal motor torklarını hesaplamak mümkündür. Her ne kadar hareket denklemlerini bilgisayar kullanmadan, elle türetmek mümkün ise de, gerekli işlemlerin çok uzun olması ve hata yapma olasılığının yüksek olması nedeniyle, bu yöntem serbestlik derecesi ikiden çok olan robotlar için pratik olmamaktadır.

Hareket denklemlerini sembolik veya nümerik olarak elde etmek mümkündür. Bu denklemlerdeki değişik terimlerin ağırlıklı etkilerini görebilmek ve bu çalışmada da görüleceği gibi robot kolan dinamik parametrelerinin tasarımlarını gerçekleştirebilmek için hareket denklemlerini kapalı formda elde etmek daha yararlı olmaktadır.

İleri beslemeli kontrol algoritmalarında tutacın istenen bir yörengeyi izleyebilmesi için gerekken nominal motor torklarının reel zamanda (on line) hesaplanması gerekmektedir. Bu nedenle, hareket denklemlerinin basitleştirilmesi veya mümkünse lineerize edilmesi (böylece lineer kontrol algoritmalarının etkin bir biçimde kullanılabilmesi) önem kazanmaktadır. Asada [1983] robotun genelleştirilmiş atalet matrisinin sabit ve diagonal olabilmesi için birtakım şartlar önermiş, Park ve Cho [1987, 1991] ise robotun enerji denklemlerini kullanarak hareket denklemlerinin bir ölçüde de olsa sadeleştirilebileceğini göstermişlerdir. Bir diğer çalışmada da, Yang ve Tzeng [1986] yine enerji denklemlerini kullanarak, birtakım robotların hareket denklemlerinin linearize edilebileceğini göstermişlerdir.

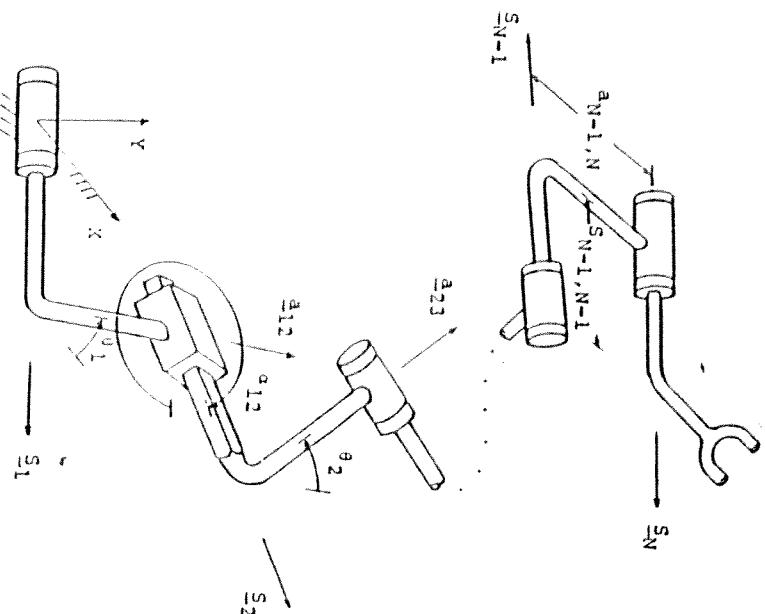
Bu çalışmanın amaçları altı ana başlık altında toplanabilir: (i) Herhangi bir robotun hareket denklemlerini kapalı formda veren bir bilgisayar programının geliştirilmesi; (ii) Verilen bir robotun "ne kadar lineer olduğunu" belirleyen bir ölçüt geliştirilmesi; (iii) Bir robotun dinamik parametrelerinin hareket denklemlerini olabiğince lineer yapacak şekilde seçilmesi; (iv) Robot simülasyonu için bir program geliştirilmesi; (v) ODTÜ - ASELSAN robotunun dinamik parametrelerinin belirlenmesi; (vi) ODTÜ - ASELSAN robotunun dinamik parametrelerinin bir aparat yardımıyla değiştirilmesi.

BÖLÜM 2

HAREKET DENKLEMLERİNİN OTOMATİK OLARAK ELDE EDİLMESİ VE LİNEERİZASYONU

2.1. Kinematik Notasyon

Şekil 2.1'de gösterilen N serbestlik dereceli manipülatörde S_i ($i = 1, 2, \dots, N$) vektörleri eklem eksenlerine paralel birim vektörleri simgelemektedir. a_{ij} vektörleri de birim uzunlukta olup, S_i ve S_j vektörlerine dik olarak tanımlanmışlardır. Şimdi, g_{hij} artan sırasıda 4 ardışık tamsayıyı simgelesin. S_h (a_{gh}) ve S_i (a_{hi}) arasındaki açı α_{hi} (θ_h) ile gösterilmekte olup, S_h (a_{gh})'den S_i (a_{hi})'ye doğru sağ el kuralı kullanılarak a_{hi} (S_h) etrafında ölçülmektedir. S_{hh} (a_{hi}) uzunluğu, a_{gh} ve a_{hi} (S_h ve S_i) vektörlerinin üzerinde bulunduğu doğruların arasındaki en kısa mesafe olarak tanımlanmaktadır.



Şekil 2.1. N Serbestlik Dereceli Manipülatör.

uzuv olarak numaralandırılmış. Ayrıca, i uzvana da $[B_i]$ eksen takımını sabitlediğimizi varsayıyalım. Bu eksen takımının x , y ve z eksenleri sırasıyla a_{ij} , b_{ij} ($\equiv S_i \times a_{ij}$) ve S_i vektörlerine paralel olup, O_i orijini ise S_{ii} S_i vektörünün ucunda yer alacaktır. Diğer bir deyişle, O_i orijini S_i ve a_{ij} vektörlerinin üzerinde yer aldığı doğruların kesişim noktasında olacaktır.

$[B_i]$ eksen takımını, birinci, ikinci ve üçüncü sütunları sırasıyla a_{ij} , b_{ij} ve S_i vektörlerinden oluşan bir rotasyon matrisi olarak göstermek mümkündür. Bu durumda, herhangi iki $[B_{..}]$ eksen takımını arasındaki ilişkiyi simgeleyen $[M_{..}]$ rotasyon matrislerinin elemanları Duffy [1980] tarafından geliştirilmiş ve Lipkin [Lipkin H. ve Duffy J., 1985] tarafından genişletilmiş bir kinematik notasyon kullanılarak kolaylıkla elde edilebilir. Söz konusu rotasyon matrislerinin tanımları aşağıda verilmiştir.

$$[M_i] \equiv [B_h]^T [B_i] \quad (2.1)$$

$$[M_{ij}] \equiv [B_h]^T [B_j] \quad (2.2)$$

$$[M_{ijkmn}] \equiv [B_h]^T [B_n] \quad (2.3)$$

Burada,

$$[M_i] = [\alpha_{hi}] [\theta_i] \equiv \begin{bmatrix} P_i & U_i & 0 \\ Q_i & V_i & -S_{hi} \\ R_i & W_i & C_{hi} \end{bmatrix} \quad (2.4)$$

$$[M_{ij}] = [\alpha_{hj}] [\theta_j] [\theta_i] \equiv \begin{bmatrix} P_{ij} & U_{ij} & X_i \\ Q_{ij} & V_{ij} & Y_i \\ R_{ij} & W_{ij} & Z_i \end{bmatrix} \quad (2.5)$$

$$[M_{ijkmn}] = [\alpha_{hj}] [\theta_j] ... [\alpha_{mn}] [\theta_n]$$

$$\equiv \begin{bmatrix} P_{ijklmn} & U_{ijklmn} & X_{ijklmn} \\ Q_{ijklmn} & V_{ijklmn} & Y_{ijklmn} \\ R_{ijklmn} & W_{ijklmn} & Z_{ijklmn} \end{bmatrix} \quad (2.6)$$

$$[\alpha_{hi}] = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & c_{hi} & -s_{hi} \\ 0 & s_{hi} & c_{hi} \end{bmatrix} \quad (2.7)$$

$$[\theta_i] = \begin{bmatrix} c_i & -s_i & 0 \\ s_i & c_i & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad (2.8)$$

olarak tanımlanmış olup, $c_{hi} = \cos(\alpha_{hi})$, $s_{hi} = \sin(\alpha_{hi})$, $c_i = \cos(\theta_i)$, $s_i = \sin(\theta_i)$ 'dir. Burada, $[M]$ matrislerinin elemanları olan P, Q, R, U, V, W, X, Y ve Z terimleri Lipkin-Duffy (LD) notasyonunun [Lipkin H. ve Duffy, J., 1985] elemanları olup, tanımları Ek 1'de verilmiştir. Burada, söz konusu bütün elemanların indekslerinin artan sıraya olduguına dikkat edilmelidir.

Öte yandan, eksilen indeksli LD notasyonunun elemanları da, sol eksen takımları olan $[D_{...}]$ koordinat sistemleri arasındaki ilişkileri belirleyen $[M_{...}]$ matrislerinin elemanlarından benzer bir şekilde türetilebilir. Örneğin, $[D_n]$ eksen takımı, sütunları a_{mn} , d_{mn} ($\equiv a_{mn} \times S_n$) ve S_n 'den oluşan bir rotasyon matrisi olarak tanımlanmaktadır.

LD elemanlarının düallerinin tanımları Ek 1'de verilmiştir. Örneğin, X_{456} teriminin düali $\Delta(X_{456})$ veya X_{0456} olarak gösterilebilmiştir. Δ operatörü Ek 1'de tanımlanmıştır.

2.2. Lagrange Formülasyonu

N serbestlik dereceli bir manipülatörün hareket denklemleri Lagrange denklemleri kullanılarak

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial E}{\partial \dot{q}_j} \right) - \frac{\partial E}{\partial q_j} + \frac{\partial U}{\partial q_j} = \tau_j \quad j = 1, 2, \dots, N \quad (2.9)$$

şeklinde elde edilebilir. Burada, q_j , τ_j , t , E ve U sırasıyla j 'inci eklem değişkenini, j 'inci tarihik elemeni torkunu (veya kuvvetini), zamanı, robotun kinetik ve potansiyel enerjilerini simgelemektedir. Öte yandan, kinetik ve potansiyel enerjiler ise

$$E = \sum_{j=1}^n E_j = \sum_{j=1}^n (\bar{w}_j [J_j] w_j + m_j v_j \cdot v_j + \frac{1}{2} (\mathbf{M} \mathbf{S}_j) \cdot (\mathbf{v}_j \times \mathbf{w}_j)) \quad (2.10)$$

ve

$$U = \sum_{j=1}^N U_{sp} + \sum_{j=1}^N U_j = \sum_{j=1}^N U_{sp} - \sum_{j=1}^N [\mathbf{g}^T [m_j P_j + [A_j] M S_j]] \quad (2.11)$$

şeklinde [Gautier, M. ve Khalil, W., 1990] ifade edilebilir. Yukarıdaki eşitliklerde kullanılan notasyon aşağıda açıklanmıştır.

E_j : j'inci uzun kinetik enerjisi

U_j : j'inci uzun potansiyel enerjisi (yerçekiminden dolayı)

U_{sp} : j'inci uzun potansiyel enerjisi (yaylardan dolayı)

m_j : j'inci uzun kütlesi

$[x_j, y_j, z_j]^T$: j'inci uzun ağırlık merkezinin pozisyon vektörü

$([B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş)

$M S_j$: $[m_j \ x_j, m_j \ y_j, m_j \ z_j]^T$

$[U_j]$: j'inci uzun $[B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş eylemsizlik tensörü

V_j : j uzunu üzerindeki O_j orijinin hızı ($[B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş)

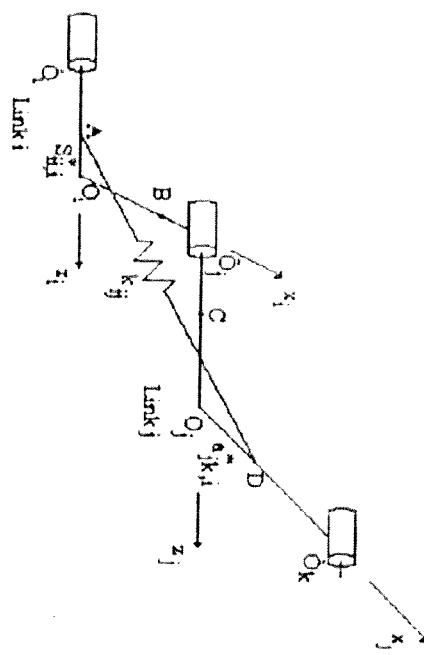
w_j : j uzunun açısal hızı ($[B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş)

\mathbf{g} : yerçekimi ivmesi vektörü ($[B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş)

P_j : Oj orijinin pozisyon vektörü ($[B_j]$ eksen takımında ifade edilmiş)

$[A_j]$: $[B_j]$ eksen takımının $[B_{N+1}]$ eksen takımına göre olan açısal konumunu tanımlayan rotasyon matrisi

(2.11) no'lu eşitlikten de görüleceği üzere, manipülatörün potansiyel enerjisinde yaylardan dolayı olan enerji de gözönüne alınmıştır. Söz konusu yaylar lineer olup, robotun komşu herhangi iki uzvu arasında yerleştirilebilmektedir (Bkz. Şekil 2.2). Böylece, sistemin statik olarak balanslanabilmesi için yaylardan yararlanılmak istenmesi durumunda da, dinamik denklemleri elde etmek mümkün olmaktadır.



Şekil 2.2. İki Komşu Uzvu Bağlayan Yay.

Yayın herhangi bir andaki uzunluğu ve serbest uzunluğu l ve l_0 ile gösterilecek olursa, yaydaki enerji

$$U_{sp} = \frac{1}{2} k (l^2 - 2l_0 l + l_0^2) \quad (2.12)$$

olarak ifade edilebilir. Öte yandan, yayın bağlanma şekline göre l uzunluğu

$$l = |\mathbf{AD}| = \sqrt{a_{ij}^{*2} + S_{ii,j}^{*2} + a_{jk,i}^{*2} + S_{jj,i}^{*2} + 2(a_{ij}a_{jk,i}c_j + S_{ii,i}^{*}S_{jj,j}c_{ij} + S_{ii,i}^{*}a_{jk,i}s_{ij})} \quad (2.13)$$

$$l = |\mathbf{AC}| = \sqrt{a_{ij}^{*2} + (S_{jj} - S_{jj,i})^2 + S_{ii,j}^{*2} + 2S_{ii,i}c_{ij}^{*}(S_{jj} - S_{jj,i})} \quad (2.14)$$

$$l = |\mathbf{BC}| = \sqrt{(a_{ij} - a_{jj,i})^2 + (S_{jj} - S_{jj,i})^2} \quad (2.15)$$

veya

Şekilde elde edilebilir. Burada, $S_{ii} = |\hat{O}_i O_i|$, $a_{ij} = |O_i \hat{O}_j|$, $S_{jj} = |\hat{O}_j O_j|$, $a_{jk} = |O_j \hat{O}_k|$ olarak tanımlanmıştır.

Açıkça görüleceği üzere, yayın serbest uzunluğunun sıfır olmaması durumunda U_{sp} (ve dolayısıyla hareket denklemleri) nonlineer olacaktır. Bu yüzden, yay kullanılması durumunda, yayların serbest uzunluğunun sıfır olmasına dikkat edilmelidir. Pratikte bu tür yayların imali mümkündür (Bkz. Nathan, R.H., 1985; Streit, D.J. ve Gilmore, B.J., 1989).

2.3. Hareket Denklemleri

Robot hareket denklemlerinin kapalı formda yazılması durumunda bu denklemler çok uzun olmaktadır. Örneğin, 6 serbestlik dereceli ve sadece döner eklemlerden oluşan bir robotun hareket denklemlerinin yaklaşık olarak 250 basılı sayfa tutacağı bilinmektedir [Khosla, P.K., 1989]. Denklemlerin bu kadar uzun olması, hem türetilme sırasında bilgisayar zamanı ve bellek problemlerine yol açmaktadır, hem de sonuçta elde edilen denklemlerin kullanımında sorunlar çıkmaktadır. Bu nedenle, hareket denklemlerinin daha kısa olarak ve daha kolay bir şekilde elde edilebilmesi için bu çalışmada iki değişik önlem alınmıştır.

Önlem 1: Bilindiği gibi, robotun herhangi bir uzunun dinamik özelliklerinin belirlenebilmesi için

$$I_j = (XX_j, XY_j, XZ_j, YY_j, YZ_j, ZZ_j, MX_j, MY_j, MZ_j, m_j)^T \quad (2.17)$$

vektörü ile tanımlanabilen 10 değişik parametreye gereksinim vardır. Bu parametreler, $[U_j]$ eylemsizlik tensörünün 6 elemansı (yani j uzunun x , y ve z eksenselere $(XX_j, YY_j$ ve $ZZ_j)$ ve xy , xz ve yz düzlemlerine $(XY_j, XZ_j$ ve $YZ_j)$ göre olan eylemsizlik momentleri), $MX_j \equiv m_j x_j$, $MY_j \equiv m_j y_j$, $MZ_j \equiv m_j z_j$ ve j inci uzun kütlesi olan m_j 'dir. Böylece N serbestlik dereceli bir robotta 10N adet dinamik parametre bulunacaktır. Öte yandan, hareket denklemlerinde bu parametrelerin bir kısmı hiç gözükmemekte; bir kısmı ise, lineer olarak guruplanabilemektedir. Sadece robot eklemlerinin tiplerine bakılarak denklemlerde hiç yer almayan veya guruplanabilen parametreleri bir algoritma aracılığıyla belirlemek mümkündür [Gautier, M. ve Khalil, W., 1990]. Örneğin, j eklemi bir döner eklem ise, YY_j , MZ_j ve m_j j inci ve $(j-1)$ inci uzun dinamik parametrelerinin içinde yer alacak şekilde, aşağıdaki tanımlarda verildiği üzere guruplanabilmektedir.

$$XXR_{j-1} = XX_{j-1} + YY_j + 2S_{jj} MZ_j + S_{jj}^2 m_j$$

$$XYR_{j-1} = XY_{j-1} + a_{ij} S_{jj} MZ_j + a_{ij} S_{jj} S_{jj} m_j$$

$$XZR_{j-1} = XZ_{j-1} - a_{ij} c_{ij} MZ_j - a_{ij} S_{jj} c_{ij} m_j$$

$$YYR_{j-1} = YY_{j-1} + c_{ij}^2 YY_j + 2S_{jj} c_{ij}^2 MZ_j + (a_{ij}^2 + S_{jj}^2 c_{ij}^2) m_j$$

$$YZR_{j-1} = YZ_{j-1} + c_{ij} S_{jj} YY_j + 2S_{jj} c_{ij} S_{jj} MZ_j + S_{jj}^2 c_{ij} S_{jj} m_j$$

$$ZZR_{j-1} = ZZ_{j-1} + s_{ij}^2 YY_j + 2S_{jj} s_{ij}^2 MZ_j + (a_{ij}^2 + S_{jj}^2 s_{ij}^2) m_j$$

$$MXR_{j-1} = MX_{j-1} + a_{ij} m_j$$

$$MYR_{j-1} = MY_{j-1} - S_{jj} MZ_j - S_{jj} S_{jj} m_j$$

$$MZR_{j-1} = MZ_{j-1} + c_{ij} MZ_j + S_{jj} c_{ij} m_j$$

$$MR_{j-1} = M_{j-1} + m_j \quad (2.18)$$

Öte yandan, jinci eklem kayar eklem ise, XX_j , XY_j , XZ_j , YY_j , YZ_j ve ZZ_j (j-1)'inci uzun dinamik parametrelerinin içinde yer alacak şekilde gruplanabilir:

$$\begin{aligned} XXR_{j-1} &= XX_{j-1} + c_j^2 XX_j - 2c_j s_j XY_j + s_j^2 YY_j \\ XYR_{j-1} &= XY_{j-1} + c_j s_j c_{ij} XX_j + (c_j^2 - s_j^2) c_{ij} XY_j - c_j s_j c_{ij} YY_j + s_j s_{ij} YZ_j \\ XZR_{j-1} &= XZ_{j-1} + c_j s_j c_{ij} XX_j + (c_j^2 - s_j^2) c_{ij} XY_j - c_j s_j c_{ij} XZ_j - c_j s_j s_{ij} YY_j - s_j c_{ij} YZ_j \\ YYR_{j-1} &= YY_{j-1} + s_j^2 c_{ij}^2 XX_j + 2c_j s_j c_{ij}^2 XY_j - 2S_{jj} c_{ij} S_{jj} XZ_j + c_j^2 c_{ij}^2 YY_j \\ &\quad - 2c_j c_{ij} S_{jj} YZ_j + s_{ij}^2 ZZ_j \\ YZR_{j-1} &= YZ_{j-1} + s_j^2 c_{ij} S_{jj} XX_j + 2c_j s_j c_{ij} S_{jj} XY_j + s_j (c_{ij}^2 - s_{ij}^2) XZ_j + c_j^2 c_{ij} S_{jj} YY_j \\ &\quad + c_{ij} (c_{ij}^2 - s_{ij}^2) YZ_j - c_{ij} S_{jj} ZZ_j \\ ZZR_{j-1} &= ZZ_{j-1} + s_j^2 s_{ij}^2 XX_j + 2c_j s_j s_{ij} XY_j + 2s_j c_{ij} S_{jj} XZ_j + c_j^2 s_j^2 YY_j \\ &\quad + 2c_j c_{ij} S_{jj} YZ_j + c_j^2 ZZ_j \end{aligned} \quad (2.19)$$

Yukarıda bahsedilen gruplamalara ek olarak kinematik parametrelerin de belli olması durumunda parametre sayısı daha da indirilebilir. Örneğin, PUMA 560 robotunun 11 parametresi dinamik denklemleri hiç etkilememekte, 13 parametresi ise guruplamalardan dolayı denklemlerde gözükmemektedir. Böylece, parametre sayısı 60'dan 36'ya düşmektedir.

Önlem 2: Robotun dinamik denklemleri kapalı formda istediği için denklemlein türülmesinde (2.9) denklemiyle verilen Lagrange eşitliği kullanılmıştır. Robotun kinetik ve potansiyel enerjileri kapalı formda yazılıdıkları zaman ortaya uzun ifadeler çıkmaktadır. Her ne kadar bu enerjilerin Lagrange eşitliğinin gerektirdiği parametrelerle göre olan türlevlerini REDUCE sembolik manipülasyon programı aracılığıyla almak mümkünse de, bu işlemlerin bilgisayar zamanı ve bellek gereksinimleri çok büyük olacaktır. Ayrıca, daha önce de belirtildiği gibi elde edilecek hareket denklemleri de uzun olacaktır. Bu nedenlerle, robotun kinetik ve potansiyel enerjileri LD notasyonu kullanılarak ifade edilmiştir.

Şimdi, sadece döner eklemlerden oluşan 6 serbestlik dereceli bir robottu gözönüne alalım. Robotun 3. uzvunun ağırlık merkezinin O_3 orijininde olduğu ve kütlesinin de m_3 ile gösterildiği varsayılarak, bu uzvun sadece m_3 'den dolayı olan kinetik enerjisi 2 değişik şekilde ifade edilmişdir (bkz. Ek 2). Birinci ifadede LD notasyonu kullanılmış; ikinci ifadede ise bu notasyon kullanılmamıştır. Ek 2'de de görüldüğü gibi birinci ifade 9, ikincisi ise 103 termi içermektedir. Diğer bir deyişle, kinetik enerjinin karmaşıklığı terim sayısı bazında % 91 oranında azaltılmıştır. Şimdi, LD notasyonu kullanılarak yazılımsız kinetik enerjinin (2.9) no'lu Lagrange eşitliğine konulduğunu ve $j = 1$ alındığını varsayıyalım. Bu durumda, (2.9) no'lu eşitliğin 2. terimi $- \frac{\partial E}{\partial \dot{\theta}_1}$ olacaktır. Bu terimi elde edebilmek için Lipkin-Duffy terimlerinin ve düallerinin θ_1 'e göre türevlerini almak gerekmektedir. Bu iş için, geliştirmiş olduğumuz herhangi bir Lipkin-Duffy teriminin veya düalının herhangi bir θ 'ya göre olan türevini yine Lipkin-Duffy terimleri ve düalleri cinsinden ve kapalı formda veren formüller kullanılmaktadır (Bkz. Bölüm 2.4). (2.9) no'lu eşitliğin ilk terimi olan $\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial E}{\partial \dot{\theta}_1} \right)$ da zincir kuralı ve söz konusu formüller kullanılarak kolaylıkla bulunulabilir. Böylece hem türev alma işlemleri çok hızlı gerçekleştirilemeyecek, hem bellek gereksinimi çok büyük ölçüde azaltılmış olmakta, hem de sonuçlar (yani hareket denklemleri) Lipkin-Duffy notasyonu kullanılarak ifade edildiğinden tam açılmış haline göre çok daha kısa olmaktadır.

Bilindiği gibi, uzuv numarası büyüdüükçe kinetik enerjinin karmaşıklığı da artmaktadır. Örneğin, 6 döner eklemlili bir robotun 6. uzvunun ağırlık merkezinin O_6 orijininde olduğu ve küntesinin de m_6 ile gösterildiği varsayılığında, bu uzvun sadece m_6 'dan dolayı olan kinetik enerjisi LD notasyonu kullanılarak yazıldığından 45 terim, bu notasyon kullanılmadan açık halde yazıldığından ise 640.306 terim (benzer terimler sadeleştirilmeden önce) içermektedir. İkinci terim sayısı LD notasyondaki elemanların içerdikleri terim sayıları kullanılarak, kinetik enerjinin açık hali bulunmadan elde edilmişdir.

Yukarıda kısaca özetlenen metodları ve REDUCE isimli sembolik manipülasyon paketini kullanarak herhangi bir robottun hareket denklemlerini sembolik formda verebilen bir yazılım geliştirmiştir. Bu yazılım kullanılarak robottun hareket denklemlerini tek tek sıralamak; veya bu denklemelerin

$$[H(\mathbf{q})] \ddot{\mathbf{q}} + [C(\mathbf{q})] \dot{\mathbf{q}}^2 + G(\mathbf{q}) = \tau \quad (2.20)$$

elemanlarını elde etmek mümkündür. (2.20) no'lu denklemde kullanılan notasyon aşağıda açıklanmıştır.

N : Robotun serbestlik derecesi

\dot{q} : $N \times 1$ 'lik eklem değişkenleri vektörü

$[H(\dot{q})]$: $N \times N$ 'lik eylemsizlik matrisi (generalized inertia matrix)

$[C(\dot{q})]$: Coriolis ve merkezkaç kuvvetlerini veren $(N \times (\frac{N^2+N}{2}))$ 'lik matris.

\ddot{q}^2 : Komponentleri sırasıyla $\ddot{q}_1 \dot{q}_1, \ddot{q}_1 \dot{q}_2, \dots, \ddot{q}_1 \dot{q}_N, \ddot{q}_2 \dot{q}_2, \ddot{q}_2 \dot{q}_3, \dots, \ddot{q}_2 \dot{q}_N,$ $\ddot{q}_3 \dot{q}_3, \ddot{q}_3 \dot{q}_4, \dots, \ddot{q}_N \dot{q}_N$ olan $(\frac{N^2+N}{2}) \times 1$ 'lik vektör

$G(\dot{q})$: Yerçekimi ivmesinden ve (varsayıma göre) yaylardan kaynaklanan kuvvetleri veren

$N \times 1$ 'lik vektör. Burada yayların hilineer olduğu ve ardışık iki uzuv üzerindeki herhangi iki noktaya bağlandıkları varsayılmaktadır.

τ : Genelleştirilmiş tahrif elemanı kuvvetlerini veren $N \times 1$ 'lik vektör.

Denklemleri türeten yazılımda değişik opsiyonlar da bulunmaktadır. Örneğin, kullanıcı LD notasyonunun ve Gautier tarafından geliştirilen dinamik parametre gruplamalarının kullanılmasını isteyip istemediğini de belirtebilimektedir.

Şimdi, örnek olarak 3 döner eklemden oluşan bir robot-kolu ele alalım. Bu robotun hareket denklemleri (robotun hiçbir kinematik ve dinamik boyutunun verilmemiği varsayılarak) geliştirilen program aracılığıyla (Bkz. Ek 3) elde edilmiştir. Hareket denklemlerindeki terim sayısı LD notasyonu ve Gautier tarafından geliştirilen gruplamaların kullanılması halinde 409; LD notasyonu ve gruplamaların kullanılması durumunda ise 1229 (yani, yaklaşık olarak 3 misli) olmaktadır.

2.4. Lipkin-Duffy Terimlerinin Türevleri

$[B_c]$ ve $[B_n]$ eksen takımları arasındaki ilişkiyi veren $[M_{c...hij...n}]$ matrisinin θ_i açısına göre olan türevi

$$\frac{\partial}{\partial \theta_i} [M_{c...hij...n}] = \frac{\partial}{\partial \theta_i} ([M_{c...h}] [\alpha_{hi}] [\theta_i] [M_{j...n}]) \quad (2.21)$$

şeklinde yazılabilir. $[\theta_i]$ matrisi sadece θ_i açısını içerdığı için yukarıdaki eşitlik

$$\frac{\partial}{\partial \theta_i} [M_{c...hj...d}] = [M_{c...h}] [\alpha_{hi}] \frac{\partial}{\partial \theta_i} [\sigma_i] [M_{j...nl}] \quad (2.22)$$

olarak sadeleştirilebilir. Öte yandan, $[\theta_i]$ matrisinin türevinin

$$\frac{d}{d \theta_i} [\theta_i] = [d\theta] [\theta_i] = [\theta_i] [d\theta] \quad (2.23)$$

olduğu kolaylıkla gösterilebilir. Burada $[d\theta]$ matrisi

$$[d\theta] = \begin{bmatrix} 0 & -1 & 0 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \quad (2.24)$$

olarak tanımlanmıştır. (2.23) eşitliği ve

$$[M_{c...h}] [\alpha_{hi}] [\theta_i] = [M_{c...l}] \quad (2.25)$$

bağıntısı gözönüne alındığında, (2.22) eşitliği

$$\frac{\partial}{\partial \theta_i} [M_{c...hj...n}] = [M_{c...i}] [d\theta] [M_{j...n}] \quad (2.26)$$

şekinde sadedesir. $[M_{c...n}]$, $[M_{c...i}]$ ve $[M_{j...n}]$ matrislerinin elemanları (2.6) no'lu eşitlikte gösterildiği gibi tanımlandıktan sonra gerekli cebirsel işlemler yapılır; ve (2.26) no'lu eşitliğin sağındaki ve solundaki matrislerin elemanları birbirlerine eşitlenir ise, aşağıdaki bağıntılar elde edilir.

$$\frac{\partial P_{c...hj...n}}{\partial \theta_i} = U_{c...i} P_{j...n} - P_{c...i} Q_{j...n}$$

$$\frac{\partial Q_{c...hj...n}}{\partial \theta_i} = V_{c...i} P_{j...n} - R_{c...i} Q_{j...n}$$

$$\frac{\partial R_{c...hj...n}}{\partial \theta_i} = W_{c...i} P_{j...n} - R_{c...i} Q_{j...n}$$

$$\frac{\partial V_{c...hij...n}}{\partial \theta_i} = U_{c..i} U_{j..n} - P_{c..i} V_{j..n}$$

$$\frac{\partial W_{c...hij...n}}{\partial \theta_i} = W_{c..i} U_{j..n} - Q_{c..i} V_{j..n} \quad (2.27)$$

$$\frac{\partial X_{c...hij...n}}{\partial \theta_i} = U_{c..i} X_{j..n} - R_{c..i} V_{j..n}$$

$$\frac{\partial Y_{c...hij...n}}{\partial \theta_i} = V_{c..i} X_{j..n} - Q_{c..i} Y_{j..n}$$

$$\frac{\partial Z_{c...hij...n}}{\partial \theta_i} = W_{c..i} X_{j..n} - R_{c..i} Y_{j..n}$$

Benzer bir şekilde, LD terimlerinin ilk ve son θ açısına göre olan türevleri de bulunabilir.
Söz konusu türevler

$$\frac{\partial P_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = U_c P_{d..n} - P_c Q_{d..n}$$

$$\frac{\partial Q_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = V_c P_{d..n} - Q_c Q_{d..n}$$

$$\frac{\partial R_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = W_c P_{d..n} - R_c Q_{d..n}$$

$$\frac{\partial U_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = U_c U_{d..n} - P_c V_{d..n}$$

$$\frac{\partial W_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = V_c U_{d..n} - Q_c V_{d..n} \quad (2.28)$$

$$\frac{\partial X_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = U_c X_{d..n} - P_c Y_{d..n}$$

$$\frac{\partial Y_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = V_c X_{d..n} - Q_c Y_{d..n}$$

$$\frac{\partial Z_{c...hij...n}}{\partial \theta_c} = W_c X_{d..n} - R_c Y_{d..n}$$

ve

$$\frac{\partial P_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = U_{c..n}$$

$$\frac{\partial Q_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = V_{c..n}$$

$$\frac{\partial R_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = W_{c..n}$$

$$\frac{\partial U_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = -P_{c..n}$$

$$\frac{\partial V_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = -Q_{c..n}$$

(2.29)

$$\frac{\partial W_{c...hij...n}}{\partial \theta_n} = -R_{c..n}$$

$$\frac{\partial}{\partial \theta_n} = s_{no} r_{c..n}$$

$$\frac{\partial Z_{c..hij..n}}{\partial \theta_n} = s_{no} R_{c..n}$$

bağıntılılarıyla verilir. Tek indeksli terimlerin türevleri ise şöyledir:

$$\begin{aligned}
 \frac{\partial P_i}{\partial \theta_i} &= U_i \\
 \frac{\partial Q_i}{\partial \theta_i} &= V_i \\
 \frac{\partial R_i}{\partial \theta_i} &= W_i \\
 \frac{\partial U_i}{\partial \theta_i} &= -P_i \\
 \frac{\partial V_i}{\partial \theta_i} &= -Q_i \\
 \frac{\partial W_i}{\partial \theta_i} &= -R_i \\
 \frac{\partial X_i}{\partial \theta_i} &= \bar{W}_i \\
 \frac{\partial Y_i}{\partial \theta_i} &= c_{hi} X_i
 \end{aligned} \tag{2.30}$$

$$\partial \theta_i$$

$$_{\text{uu}}$$

Eksilen indeksli LD terimlerinin türevleri ise, tek indeksler için,

$$\frac{\partial \bar{P}_i}{\partial \theta_i} = \bar{U}_i$$

$$\frac{\partial \bar{Q}_i}{\partial \theta_i} = \bar{V}_i$$

$$\frac{\partial \bar{R}_i}{\partial \theta_i} = \bar{W}_i$$

$$\frac{\partial \bar{U}_i}{\partial \theta_i} = -\bar{P}_i$$

$$\frac{\partial \bar{V}_i}{\partial \theta_i} = -\bar{Q}_i$$

(2.31)

$$\frac{\partial \bar{W}_i}{\partial \theta_i} = -\bar{R}_i$$

$$\frac{\partial \bar{X}_i}{\partial \theta_i} = \bar{W}_i$$

$$\frac{\partial \bar{Y}_i}{\partial \theta_i} = c_{ij} R_i$$

$$\frac{\partial \bar{Z}_i}{\partial \theta_i} = s_{ij} R_i$$

$$\frac{\partial P_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = U_{m..i} P_{h..c} - P_{m..i} Q_{h..c}$$

$$\frac{\partial Q_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = V_{m..i} P_{h..c} - Q_{m..i} Q_{h..c}$$

$$\frac{\partial R_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = W_{m..i} P_{h..c} - R_{m..i} Q_{h..c}$$

$$\frac{\partial U_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = U_{m..i} U_{h..c} - P_{m..i} V_{h..c}$$

$$\frac{\partial V_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = V_{m..i} U_{h..c} - Q_{m..i} V_{h..c}$$

(2.32)

$$\frac{\partial W_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = W_{m..i} U_{h..c} - R_{m..i} Y_{h..c}$$

$$\frac{\partial X_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = U_{m..i} X_{h..c} - Q_{m..i} Y_{h..c}$$

$$\frac{\partial Y_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = V_{m..i} X_{h..c} - P_{m..i} Y_{h..c}$$

$$\frac{\partial Z_{m...jih...c}}{\partial \theta_i} = W_{m..i} X_{h..c} - R_{m..i} Y_{h..c}$$

ilk θ açısına göre:

$$\frac{\partial P_{m...jih...c}}{\partial \theta_m} = U_m P_{l..c} - P_m Q_{l..c}$$

$$\frac{\partial R_m...jih...c}{\partial \theta_m} = V_m P_{l...c} - Q_m Q_{l...c}$$

$$\frac{\partial U_m...jih...c}{\partial \theta_m} = U_m U_{l...c} - P_m V_{l...c}$$

$$\frac{\partial V_m...jih...c}{\partial \theta_m} = \bar{W}_m U_{l...c} - \bar{Q}_m V_{l...c}$$

$$\frac{\partial W_m...jih...c}{\partial \theta_m} = \bar{W}_m X_{l...c} - \bar{R}_m Y_{l...c} \quad (2.33)$$

$$\frac{\partial X_m...jih...c}{\partial \theta_m} = U_m X_{l...c} - P_m Y_{l...c}$$

$$\frac{\partial Y_m...jih...c}{\partial \theta_m} = \bar{W}_m X_{l...c} - \bar{Q}_m Y_{l...c}$$

$$\frac{\partial Z_m...jih...c}{\partial \theta_m} = \bar{W}_m X_{l...c} - \bar{R}_m Y_{l...c}$$

ve son θ açısına göre:

$$\frac{\partial P_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = U_{m...c}$$

$$\frac{\partial Q_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = V_{m...c}$$

$$\frac{\partial R_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = W_{m...c}$$

$$\frac{\partial \cdot}{\partial \theta_c} = -F_{m...c}$$

$$\frac{\partial V_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = -R_{m...c} \quad (2.34)$$

$$\frac{\partial W_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = -R_{m...c}$$

$$\frac{\partial X_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = P_{m...c} S_{bc}$$

$$\frac{\partial Y_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = Q_{m...c} S_{bc}$$

$$\frac{\partial Z_{m...jih...c}}{\partial \theta_c} = R_{m...c} S_{bc}$$

Şeklinde elde edilebilir.

2.5. Lineerlik Endeksi

Bağımsız değişkenleri $q = (q_1, q_2, \dots, q_N)$ olan bir $f(q)$ skalar fonksiyonunu ele alalım. Ayrıca $f(q)$ fonksiyonunun bir c sabitinden sapmasını gösteren hatayı da

$$E(f,c) = \int \int \dots \int \int [f(q)-c]^2 dV_q \quad (2.35)$$

R

olarak tanımlayalım. Burada, R q -uzayındaki bir bölgeyi, dV_q ise q -uzayının diferansiyel hacim elemanı olan $(dq_1 dq_2 \dots dq_N)$ 'i simgelesin. Kolayca gösterilebileceği gibi, R bölgesindeki $E(f,c)$ hatalını minimize edecek c değeri, fonksiyonun R bölgesindeki ortalama değeri olan

$$f_{av} = \frac{\int \int \int \dots \int \int f(q) dV_q}{V} \quad (2.36)$$

olacaktır. Burada, V simbolü R bölgesinin hacmini simgelemekte olup,

$$V = \int \int \dots \int \int dV_q \quad (2.37)$$

şeklinde hesaplanabilir. Böylece, $E(f, c)$ hatasının minimum değeri $E(f, f_{av})$ olarak elde edilecektir. Söz konusu minimum hata, (2.35) ve (2.36) no'lu eşitlikler kullanılarak

$$E(f, f_{av}) = \int \int \dots \int \int [f(q) - f_{av}]^2 dV_q \quad (2.38)$$

şeklinde bulunabilir.

Bilindiği gibi, bir manipülatörün hareket denklemleri (Bkz. (2.20) no'lu eşitlik) non-lineer bir diferansiyel denklem takımı oluşturmaktadır. Bu denklemlerin lineer olabilmesi için $[H(q)]$ matrisi ve $G(q)$ vektörünün bütün elemanlarının sabit olması; $[C(q)]$ matrisinin ise sıfır matrisi olması gerekmektedir. Bu bilgilerin ışığı altında, bir robot kolumn Lineerlik Endeksi

$$\begin{aligned} LE &\equiv \left\{ \sum_{j=1}^N \sum_{i=1}^N H_{ij} E[H(i,j), H(i,j)_{av}] \right. \\ &\quad + \sum_{j=1}^{(N^2+N)/2} \sum_{i=1}^N C_{ij} E[C(i,j), 0] \\ &\quad \left. + \sum_{i=1}^N G_i E[G(i), G(i)_{av}] \right\} + V \end{aligned} \quad (2.39)$$

olarak tanımlanabilir. (2.39) no'lu eşitlikte kullanılan notasyon aşağıda açıklanmıştır.

$E[...]$: (2.35) ve (2.38) no'lu eşitliklerle tanımlanan hata fonksiyonu
$H(i,j)$: $[H(q)]$ matrisinin i 'inci sıra, j 'inci sütundaki elemanı
$H(i,j)_{av}$: $H(i,j)$ 'nın ortalama değeri
$C(i,j)$: $[C(q)]$ matrisinin i 'inci sıra, j 'inci sütundaki elemanı
$G(i)$: $G(q)$ vektörünün i 'inci elemanı
$G(i)_{av}$: $G(i)$ 'nın ortalama değeri

v_{ij}

G_i

N

V

$\cdot v_{ij}$ in ağırlık kat sayısı (kullanıcı tarafından seçilecek)

: $G(i)$ 'nin ağırlık katsayısı (kullanıcı tarafından seçilecek)

: Robotun serbestlik derecesi

: Robotun eklem değişkenleri uzayındaki (q - uzayı) erişilebilir noktaları simgeleyen R bölgesinin (2.37) no'lu eşitlik aracılığıyla bulunan hacmi.

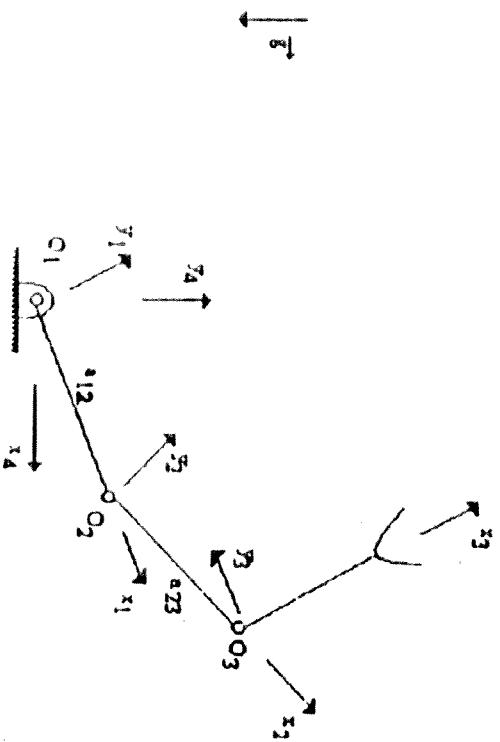
(2.39) no'lu eşitlikle verilen LE'yi hesaplayabilmek için $H(i,j)$, $C(i,j)$ ve $G(i)$ elemanlarına karşılık gelen E hata fonksiyonlarının gerektirdiği katlı integralleri almak gerekmektedir. Bu integralerin nümerik olarak alınması hem bilgisayar zamanını artıracak, hem de sonuçların hassasiyeti açısından yeterli olmayıabilecektir. Öte yandan, söz konusu elementlerin genel karakteristiklerine bakıldığından, bu elemanlara karşılık gelen hata fonksiyonlarının analitik olarak (REDUCE paket programı kullanılarak) bulunabileceği görülmüştür. Bu nedenle, REDUCE yazılımı kullanılarak katlı integral alabilen bir program geliştirilmiştir. $H(i,j)$, $C(i,j)$ ve $G(i)$ elemanlarına karşılık gelen E fonksiyonları bu program aracılığıyla, kapalı formda elde edilmiştir.

Tanımından da açıkça görülebileceği gibi, LE'nin sıfır olması robotun hareket denklemlerinin lineer olduğu anlamına gelmektedir. Tabiidir ki, her robottu tamamıyla lineer hale getirmek mümkün olmayabilir. Böyle bir durumda, LE'nin mümkün olduğunda küçük bir sayı olmasına gayret edilebilir. Lineerlik Endeksi robotun kinematik ve dinamik boyutlarına bağlı olduğu için, tasarım sırasında bu boyutları LE'yi minimize edecek şekilde seçenek dinamiği mümkün olduğunda lineer robotlar tasarımlanabilir.

Söz konusu minimizasyon problemini nümerik optimizasyon metodları kullanarak çözmek mümkündür. Fakat, biliştiği gibi bu tiür yöntemlerin, yakınsama, global optimumu garanti edememe, ve büyük boyutlu bilgisayar zamanı gereksinimi (bilhassa fazla sayıda değişkeni olan optimizasyon problemlerinde) gibi birtakım dezavantajları bulunmaktadır. Bu nedenle, REDUCE paketi de kullanılarak, aşağıda tanımlanan türdeki minimizasyon problemlerinde global minimumu verebilen bir yazılım geliştirilmiştir.

$$\begin{aligned}
 \text{Minimize edilecek fonksiyon} & : f(x_1, x_2, \dots, x_n) \\
 \text{Kısıtlar} & : \\
 & g_i(x_1, x_2, \dots, x_n) = 0 \quad i = 1, 2, \dots, m \\
 & (x_i)_{\min} \leq x_i \leq (x_i)_{\max} \quad i = 1, 2, \dots, n \\
 & h_i(x_1, x_2, \dots, x_n) \geq 0 \quad i = 1, 2, \dots, p
 \end{aligned} \tag{2.40}$$

REDUCE tarafından bulunabilen ve bu türleri sıfır eşitleyerek elde edilen eşitlıkların REDUCE tarafından çözülebildiği her türlü non-lineer $f(x_1, x_2, \dots, x_n)$ fonksiyonunun global minimumunu bulabilmektedir. Bu yazılım kullanılarak, robotun dinamik ve/veya kinematik boyutları LE'yi minimize edecek şekilde optimize edilebilmektedir.



Şekil 2.3. Üç Döner Eklemlı Düzlemsel Robot.

Geliştirilen programlar aracılığyla (Bkz. Ek 3) Şekil 2.3'de gösterilen 3 döner eklemlı düzlemsel robotun lineerlik endeksi

$$\begin{aligned}
 LE = & a_{12}^2 [50m_1^2 + 100m_2m_3 + 6a_{23}^2m_3^2 + 50m_3^2 + 12a_{23}m_3m_2x_2 \\
 & + 6m_2^2x_2^2 + 12m_3^2x_3^2 + 12m_3^2y_3^2 + 6m_2^2y_2^2] + 100a_{12}m_2m_1x_1 \\
 & + 100a_{12}m_3m_1x_1 + 100a_{23}^2m_3^2 + 200a_{23}m_3m_2x_2 + 22a_{23}^2m_3^2x_3 \\
 & + 22a_{23}^2m_3^2y_3^2 + 100m_2^2x_2^2 + 150m_3^2x_3^2 + 150m_3^2y_3^2 + 100m_2^2y_2^2 \\
 & + 50m_1^2x_1^2 + 50m_1^2y_1^2
 \end{aligned} \tag{2.41}$$

$$R = \{ (\theta_1, \theta_2, \theta_3) : 0 \leq \theta_i \leq 2\pi \quad i = 1, 2, 3 \} \quad (2.42)$$

$$H_{ij} = C_{ij} = G_i = 1 \quad (2.43)$$

olarak alınmış olup, $g = 10 \text{ m/s}^2$ 'dir. Ayrıca (2.41) no'lu eşitlikte m_i ve x_i, y_i sırasıyla i 'nci uzun kütlesini ve i 'nci uzun ağırlık merkezinin x_i, y_i eksen takvimındaki (Bkz. Şekil 2.3) x ve y koordinatlarını singelememektedir. Şimdi, $m_1, m_2, m_3, x_1, x_2, x_3, y_1, y_2$ ve y_3 tasarım parametreleri olarak alınır ve geliştirilen optimizasyon paketi kullanılır ise,

$$y_1 = 0 \quad (2.44)$$

$$y_2 = 0, \quad m_2 = (m_1 x_1 a_{23}) / (x_2 a_{12} - a_{12} a_{23}) \quad (2.45)$$

$$x_3 = y_3 = 0, \quad m_3 = - (m_1 x_1 x_2) / (x_2 a_{12} - a_{12} a_{23}) \quad (2.46)$$

eşitliklerinin sağlanması halinde LE'nin minimum değerinin sıfır olduğu görülmektedir. Diğer bir deyişle, robotun hareket denklemleri aşağıdaki eşitliklerde görüldüğü gibi tamamıyla lineer bir hale dönüştürülmektedir.

$$\begin{aligned} & [(-x_1 x_2 m_1 a_{23}^2 - x_1 x_2 m_1 a_{12}^2 + x_1 m_1 a_{23} a_{12}^2 + x_2 a_{12} Z Z_1 + x_2 a_{12} Z Z_2 \\ & + x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_1 - a_{23} a_{12} Z Z_2 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_1 + (-x_1 x_2 m_1 a_{23}^2 \\ & + x_2 a_{12} Z Z_2 + x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_2 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_2 \\ & + (x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_3] / (a_{12}(x_2 - a_{23})) = \tau_1 \\ \\ & [(-x_1 x_2 m_1 a_{23}^2 + x_2 a_{12} Z Z_2 + x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_2 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_1 \\ & + (-x_1 x_2 m_1 a_{23}^2 + x_2 a_{12} Z Z_2 + x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_2 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_2 \\ & + (x_2 a_{12} Z Z_3 - a_{23} a_{12} Z Z_3) \theta_3] / (a_{12}(x_2 - a_{23})) = \tau_2 \end{aligned} \quad (2.47) \quad (2.48)$$

$$ZZ_3(\theta_1 + \theta_2 + \theta_3) = \tau_3 \quad (2.49)$$

Geliştirilen programlar aracılığıyla, ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk üç uzvunun Lineerlik Endeksi de bulunmuş ve bütün dinamik parametreler serbest bırakılarak LE minimize edildiğinde,

$$\begin{aligned} y_2 &= XY_2 = YZ_2 = 0, & XZ_2 &= a_{23} m_3 z_3 \\ XX_2 &= a_{23}^2 m_3 + YY_2, & m_2 &= - (a_{23} m_3) / x_2 \\ x_3 &= y_3 = XY_3 = XZ_3 = YZ_3 = 0, & XX_3 &= YY_3 \end{aligned} \quad (2.50)$$

eşitiklerinin sağlanması durumunda LE'nin sıfır olduğu görülmüştür. Bu durunda hareket denklemleri lineer olup,

$$(x_2 m_3 a_{23}^2 + 2x_2 m_3 z_3 S_{22} + x_2 m_3 S_{22}^2 + x_2 YY_2 + x_2 YY_3 + x_2 ZZ_1 \\ - 2m_3 a_{23} z_2 S_{22} - m_3 a_{23} S_{22}^2 \ddot{\theta}_1) / x_2 = \tau_1$$

$$(m_3 a_{23}^2 + ZZ_2 + ZZ_3 \ddot{\theta}_2 + ZZ_3 \ddot{\theta}_3) = \tau_2$$

$$ZZ_3 (\ddot{\theta}_2 + \ddot{\theta}_3) = \tau_3 \quad (2.51)$$

eşitlikleriyle verilmektedir.

Birçok robot kolun hareket denklemleri de, benzer bir şekilde dinamik boyutları uygun bir biçimde seçerek linearize edilebilir. Örneğin, Yang ve Tzeng [1986] tarafından "linearize edilemez" şeklinde nitelendirilen 4 serbestlik dereceli bir robot kol da Lineerlik Endeksi kavramı kullanılarak linearize edilebilmektedir [Sarrafı, 1993].

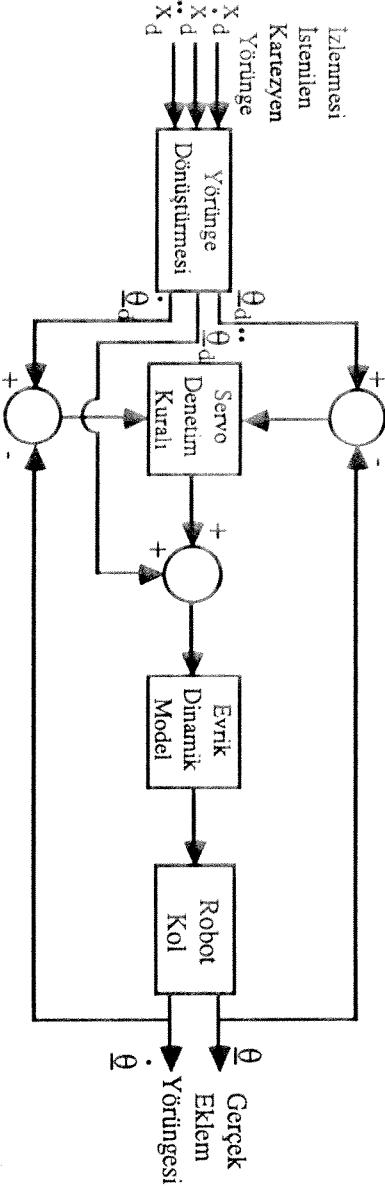
BÖLÜM 3

BENZETİM

3.1. Robot Kollarda Denetim

Günümüzde endüstriyel robot kollarda basit denetim kuralları uygulanmaktadır. Her eksenin birbirinden bağımsız olarak denetlenmesi en sık karşıılan denetim şeklidir. Bu tür denetim şekilde genellikle oransal-integral-türevsel (PID) denetim kuralı her eksene ayrı olarak uygulanır. Bu durumda robot kolun bağıtık ve non-lineer dinamiği gözönüne alınmamakta ve bu etkiler kontrol sistemi açısından bozucu etken gibi algılanmaktadır. Denetimin amacı kolun istenilen bir hareketi yapması için gerekli uygulayıcı döme momentlerini hesaplamak olduğu için çok çeşitli denetim yöntemleri de uygulamak mümkündür. Bunlardan bir diğer de modele dayalı denetimdir [Paul, R.P., 1982, Balkan, T., 1988]. Genelde modele dayalı denetim iki kısımdan oluşur. Birinci kısım robotun dinamik modelini gözönüne alan ve bir açık çevirim oluşturan modele dayalı denetim, ikinci kısım ise hataya dayalı geri beslemeli denetimdir. Modele dayalı kısmın kullanılmasıyla robot dinamiğinin doğrusal olmayan ve bağlaşık etkileri yok edilir. Bu amaçla evrik dinamik yöntemi ya da hesaplanmış dönme momenti denilen yöntem kullanılmaktadır. Burada önemli diğer bir nokta ise tüm denetimin eklem koordinatlarında gerçekleştirilmemesidir. Bu amaçla istenilen Kartezyen yörüngeye ilk önce evrik kinematik kullanılarak eklem koordinatlarına geçirilir.

Denetim sisteminin blok şema gösterimi Şekil 3.1'de verilmiştir.



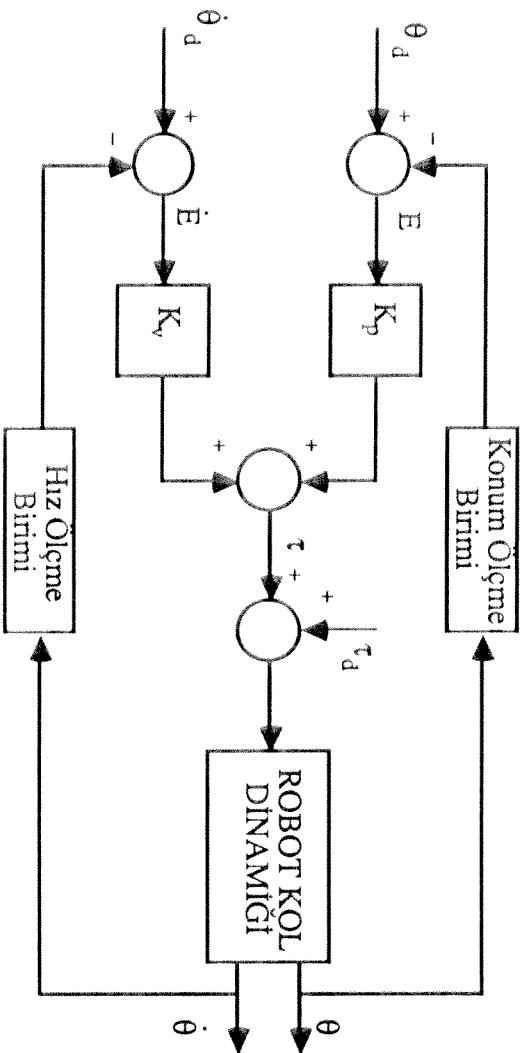
Şekil 3.1. Modele Dayalı Robot Denetim Sistemi.

ve hız hatalarına dayalı kapalı çevirim ile istenilen ivmeye dayalı ileri besleme yapılmaktadır.

Hesaplanmış dönme momenti yönteminin en büyük dezavantajı evrik modele dayalı kısmındaki robot parametrelerinin çok iyi elde edilmesini gerektirmesidir. Burada, yerçekimi terimleri, atalet terimleri ve merkezkaç ve Coriolis gibi doğrusal olmayan terimlerin etkileri önem kazanmaktadır. Robotun yüksek hızlarda hareket etmeyeceği varsayılsa bu doğrusal olmayan terimleri rahatlıkla atmak mümkündür. Bu terimlerin atılması "on-line" hesaplamalar kolaylaşacağı için önemlidir. Çünkü yukarıdaki denetim yönteminde yöringe dönüştürülmlesi "off-line" yapılmakta, ancak diğer tüm hesaplamalar "on-line" yapılmaktadır. Bu da örnekleme zamanını ve eğer denetim sisteminde bilgisayar kullanılıyorsa, bu bilgisayarın mikroişlemci hızını etkilemektedir.

Diger taraftan, motor ve sürücülerin de modelleri denetim sistemi içinde yer alır. Ancak, burada da robotun dinamığının modellemesinde olduğu gibi çok dikkatli olmak gerekmektedir. Eğer modele dayalı hatalar çok artarsa bu tür denetimin yararından çok zarar görüllür. Bu amaçla özellikle doğru akım motorlarının dönme momenti sabitleri ile dışlı kutusundan efektif atalet momentinin belirlenmesi oldukça önemlidir.

Geliştirilen hangi robot daha doğrusal olduğu kuramını incelemek için sadece geri beslemeli servo denetim kuralını uygulamak daha iyidir. Çünkü modele dayalı denetimdeki model hatalarının sistemi daha karışık hale getirmesi mümkün değildir. Ancak, yerçekimi ve atalet etkilerini incelemek amacıyla modele dayalı bir denetim şékli de uygulanabilir [Craig, J.J., 1986]. Sadece bağımsız PD denetim kurallarından oluşan servo denetim şékilinin bir eksene uygulamasını gösteren şéma Şekil 3.2'de verilmiştir.



Şekil 3.2. PD-Denetim Sistemi Uygulaması.

olmayan terimlerin karşılaştırılması açısından daha uygundur. Sistemin bilgisayar benzetimini yaparak bu karşılaşmayı yapmak mümkündür.

3.2. Benzetim Yazılımı

Sistemin "lineerliği" arttıkça, denetim kuralının performansı da arttırdan, geliştirilen lineerlik endeksinin yarar ve etkilerini gözlemleyebilmek için bir benzetim yazılımı geliştirilmiştir. Benzetimde ilk önce yapılması gereken mevcut robot kolun evrik kinematiği kullanılarak verilen Kartezyen yörünğenin eklem koordinatlarına dönüştürülmüşdür. Tabii ki bu Kartezyen yörunge robot çalışma hacmi içinde kalınmalı ve eklem çalışma sınırlarının içinde kalınmasına dikkat edilmelidir. Geliştirilen bilgisayar programında bu sınırlar sürekli denetim altında tutulmaktadır. İkinci aşama ise verilen servo kazançları için robot hareket denklemlerinin zamana göre entegre edilmesidir. Burada, en önemli nokta uzun yörüngelerde entegrasyon yönteminin kararlılığıdır. Runge-Kutta integrasyon yöntemleri bu amaçla sıkça kullanılan yöntemlerdir. Sabit ve değişken basamaklı gibi değişik şekilleri mevcuttur. Yapığımız denemeler sonucunda kullandığımız entegrasyon yöntemi olan LSODE'un uzun zamanlı yörüngelerde çok iyi sonuçlar verdiği gözlenmiştir.

Benzetimde kullanılan hareket denklemleri bu proje çerçevesinde geliştirilen program kullanılarak (bkz. Bölüm 2) elde edilmiş ve bir kütüphe yazılmıştır. Benzetim programı ise bir alt yordam olarak bu kütüphe eklem hatalarını vermekte ve robot sürücü sisteminin uygulaması gereken dönme momentlerini hesaplamaktadır. Hesaplanan dönme momentleri ise entegrasyon programına girilmekte ve eklem açısal konum, hız ve ivmeleri elde edilmektedir. Benzetim programı modele dayalı denetim sistemini de kapsayacak şekilde hazırlanmıştır. Böylece, yerçekimi, atalet ve doğrusal olmayan dinamik etkileri incelemek mümkün olacak ve bunların meydana getirdiği açısal konum, hız ve ivme hataları elde edilebilecektir.

Benzetim yazılımında denetim şekli olarak eklemlere, bağımsız PID denetim birimlerinin (independent joint control) uygulanması düşünülmüştür. Bu denetim şekli günümüz endüstriyel robotlarında da uygulanmaktadır. Ancak, PID denetleyicilerin uygulanmasının asıl amacı bu değildir. Bağımsız denetleyicilerin kullanılmasıyla robotun non-lineer ve bağısal olan dinamiği gözönüne alınmamaktadır. Böylece sistemin lineerliğinin sistem performansına etkisini daha rahat gözlelemek mümkün olacaktır. Bilindiği gibi, integral denetim birimi sistemin durağan hatalarını azaltmaka ya da yok etmektedir. Bu nedenle, hatalar ile sistemin lineerliği arasındaki ilişkinin daha belirgin hale

denetleyicisi uygulamıştır. Diğer taraftan, sistemin denetim performansının belirlenebilmesi için bazı kriterlere gereksinim vardır. Bu amaçla klasik performans indisleri yöntemi seçilmiştir. Amaç robotun eklem koordinatlarında meydana gelen konum ve hız hatalarını en azı indirgenek olduğuna göre seçilecek performans indisı (PI) de hattaya dayalı bir indis olmalıdır. Bu amaç için en uygun PI, eklem koordinatlarındaki açısal konum hatalarının karelerinin zamana göre integrali olan ISE performans indisidir. Ancak, robotun birden fazla serbestlik derecesi olduğu için performans indisleri aşağıdaki şekilde tanımlanmıştır.

$$PI = \sum_{i=1}^N \int_0^{\infty} e_i^2(t) dt \quad (3.1)$$

Burada,

N = serbestlik derecesi

$$e_i = \theta_{di} - \theta_i$$

θ_{di} = i 'inci eklem değişkeninin istenilen açısal konumu

θ_i = i 'inci eklem değişkeninin gerçek açısal konumu

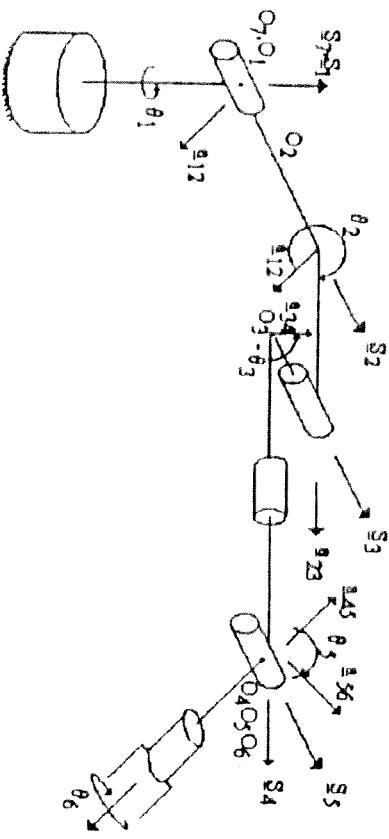
olarak kullanılmıştır. Benzetim programında integralin sıfırdan sonsuza kadar hesaplanması mümkün olamayacağından, sonsuz olarak sistemin cevabının durağan duruma gelinceye kadar geçen sürenin alınması uygun olacaktır.

PI'nin hesaplanabilmesi için sistemin test girdilerine cevabının bilinmesi gereklidir. Bu amaç için en uygun girdi basamak girdi fonksiyonudur. Yani robottan hareketsiz durduğu "home" konumundan, bir anda istenilen eklem konumlarına gitmesi talep edilmektedir. Zaten bu durum uygulamalarda da böyledir. Daha sonra sistemin cevabı benzetim programı ile elde edilmekte ve hataya dayalı PI hesaplanmaktadır. Böylece robot parametrelerinin değiştirilmesiyle, Lineerlik Endeksi (LE) değişmekte ve bunun PI'ne etkisini gözlemek mümkün olmaktadır.

Benzetim programına temel teşkil eden blok şema bir eklem için Şekil 3.2'deki gibidir. Denetim sisteminde diğer eklemelerin etkileri ilgili ekleme ait denetim sistemi tarafından bozucu etken olarak algılanmaktadır. Bu bozucu etkenler Şekil 3.2'de τ_d ile gösterilmiştir. Diğer taraftan, ölçüm birimleri ideal olarak kabul edilmiş ve dinamikleri denetim sistemi içinde gösterilmemiştir. Bu durumda, geri besleme döngülerinde birim geri beslemeler görülmektedir.

1. Kartezyen koordinatlarda yöringe planlaması.
2. Yörüngे dönüştürülmesi, yani evrik kinematik.
3. Denetim birimi tarafından robot sistemine girdilerin hesaplanması (dönme momentlerinin bulunması) yani ileri dinamik.
4. Dönme momentleri kullanılarak robot dinamik denklemlerinin integrasyonu.
5. PI ve LE'nin hesaplanması.

Bu program kullanılarak, Şekil 3.3'de kinematik modeli gösterilen ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk üç serbestlik derecesi için benzetim yapılmıştır. Zaten deneylerde ancak ilk üç serbestlik derecesi için sonuçlar elde edilebidiğinden ve bilekteki üç serbestlik derecesinde de önemli gelişmeler beklenmediğinden, bu uygulamanın kısıtlayıcı olmayacağı görüşüne varılmıştır.



Şekil 3.3. ODTÜ-ASELSAN Robotunun Kinematik Modeli.

Benzetim programında, ilk üç eklem için sırasıyla 30° , 45° ve 60° basamak girdi fonksiyonları seçilmiştir. Diğer taraftan, denetimde ilk üç eklem için sırasıyla 10, 10, 10 konum ve 1, 1, 1 hız servo kazançları kullanılmıştır. Bu kazançların kullanılmasındaki amaç sistemin basamak cevabının klasik salınımlı bir cevap olmasını sağlamaktır. Şekil 3.4'de robotun Tablo 3.1'de gösterilen dinamik parametreler ve yukarıdaki girdi büyüklükleri ve servo kazançları için cevabı verilmiştir.

Tablo 3.1. ODTÜ-ASELSAN Robotunun İlk Üç Uzvunun Dinamik Parametreleri [Başçuhadar, 1989].

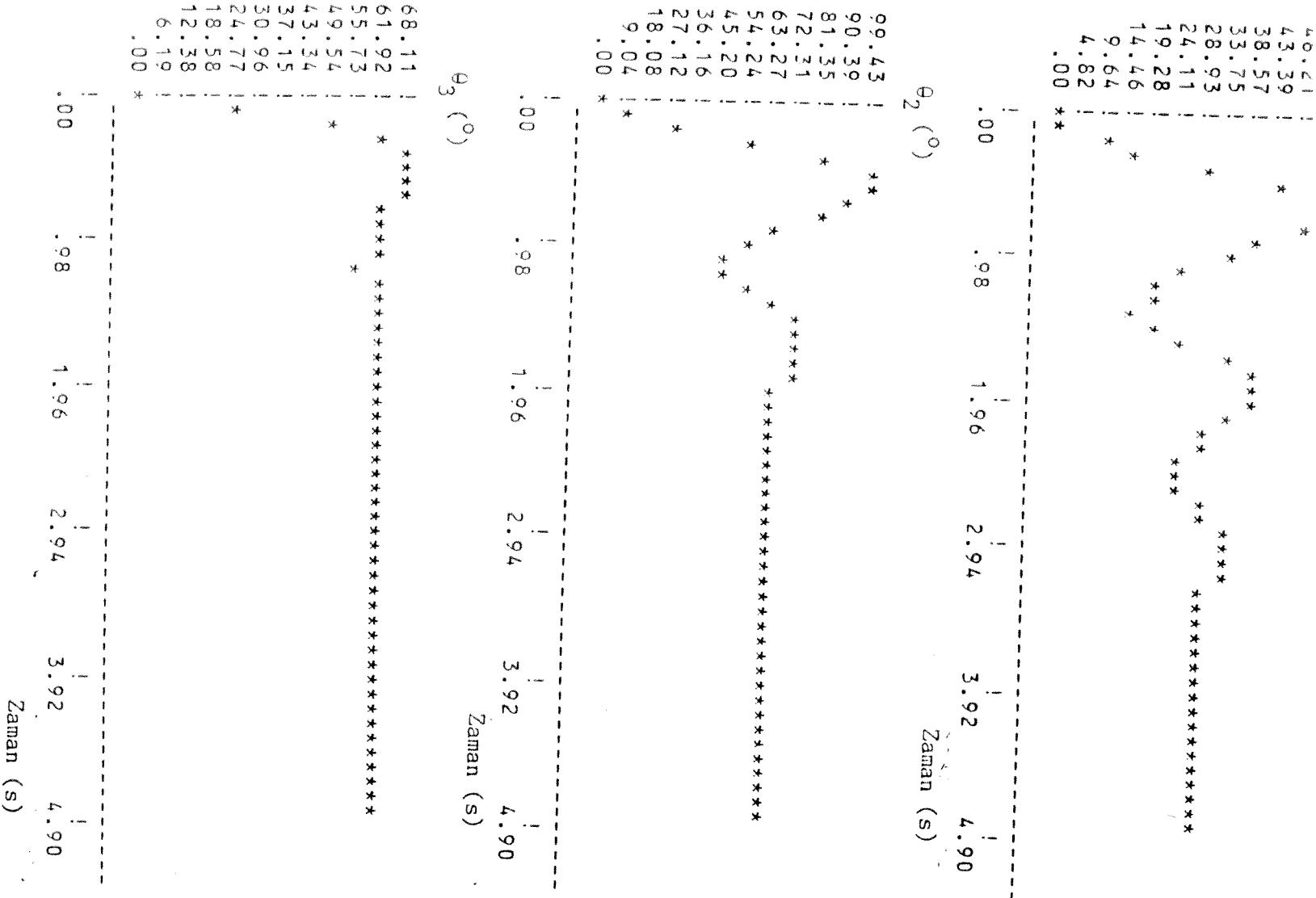
i	x_i (mm)	y_i (mm)	z_i (mm)	m_i (kg)	XX_i XY_i (kg.mm ²)	YY_i YZ_i (kg.mm ²)	ZZ_i XZ_i (kg.mm ²)
1	- 43.004	- 45.763	- 15.138	5.146	72889.35 15855.13	40306.13 - 1420.24	69859.09 1934.07
2	- 40.105	0.54	60.94	4.327	43147.14 172.29	141647.0 - 75.70	102609.79 - 17018.70
3	0.74	- 15.598	7.653	3.296	46663.89 - 723.64	5908.76 - 222.59	45809.70 - 75.23

$[B_i]$: z ve x eksenleri sırasıyla S_i ve a_{ij} vektörlerine paralel olan ve orijini O_i 'de bulunan eksen takımı.

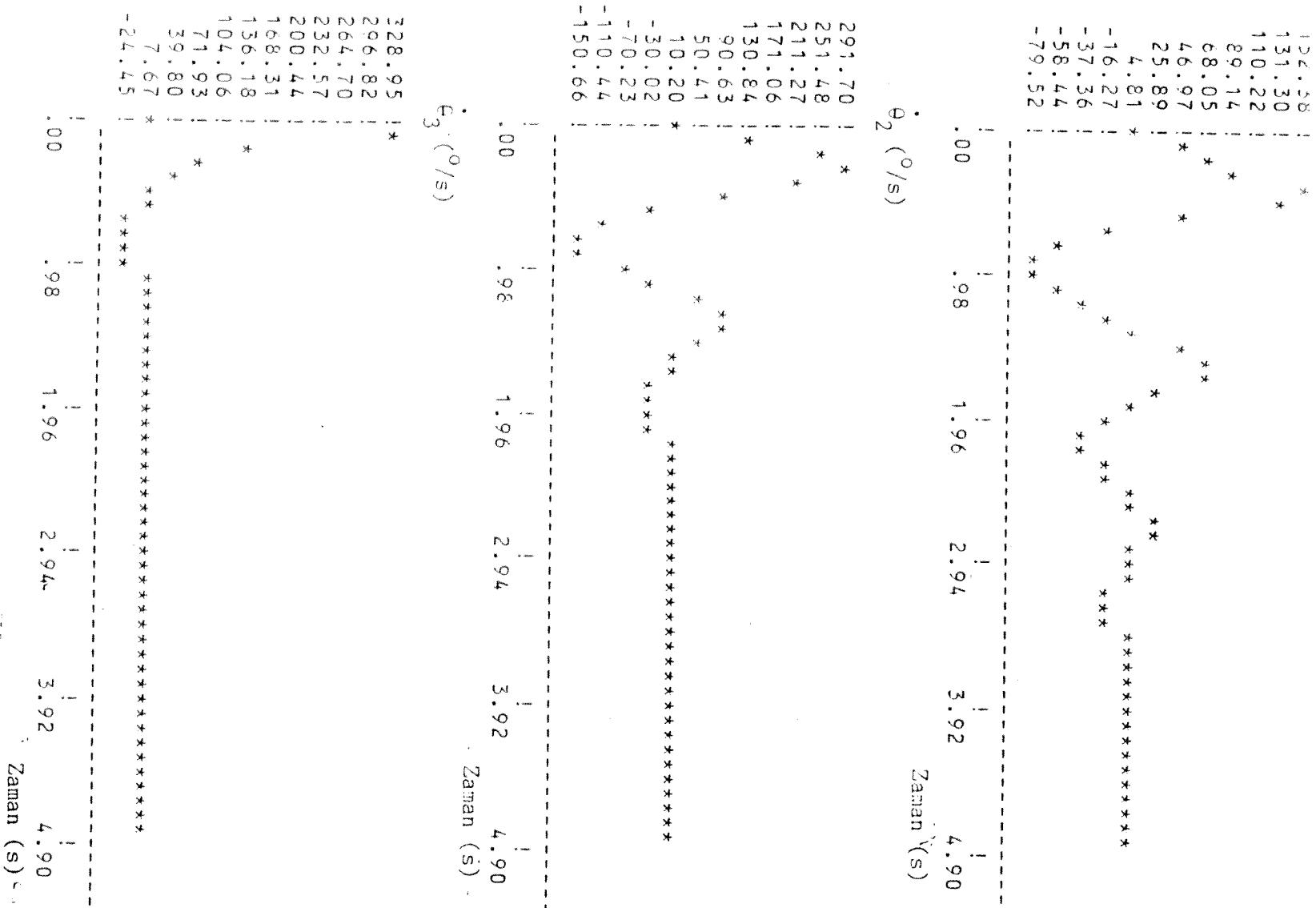
x_i, y_i, z_i : i'nci uzvun ağırlık merkezinin $[B_i]$ eksen takımındaki koordinatları.

$XX_i, XY_i, YY_i,$

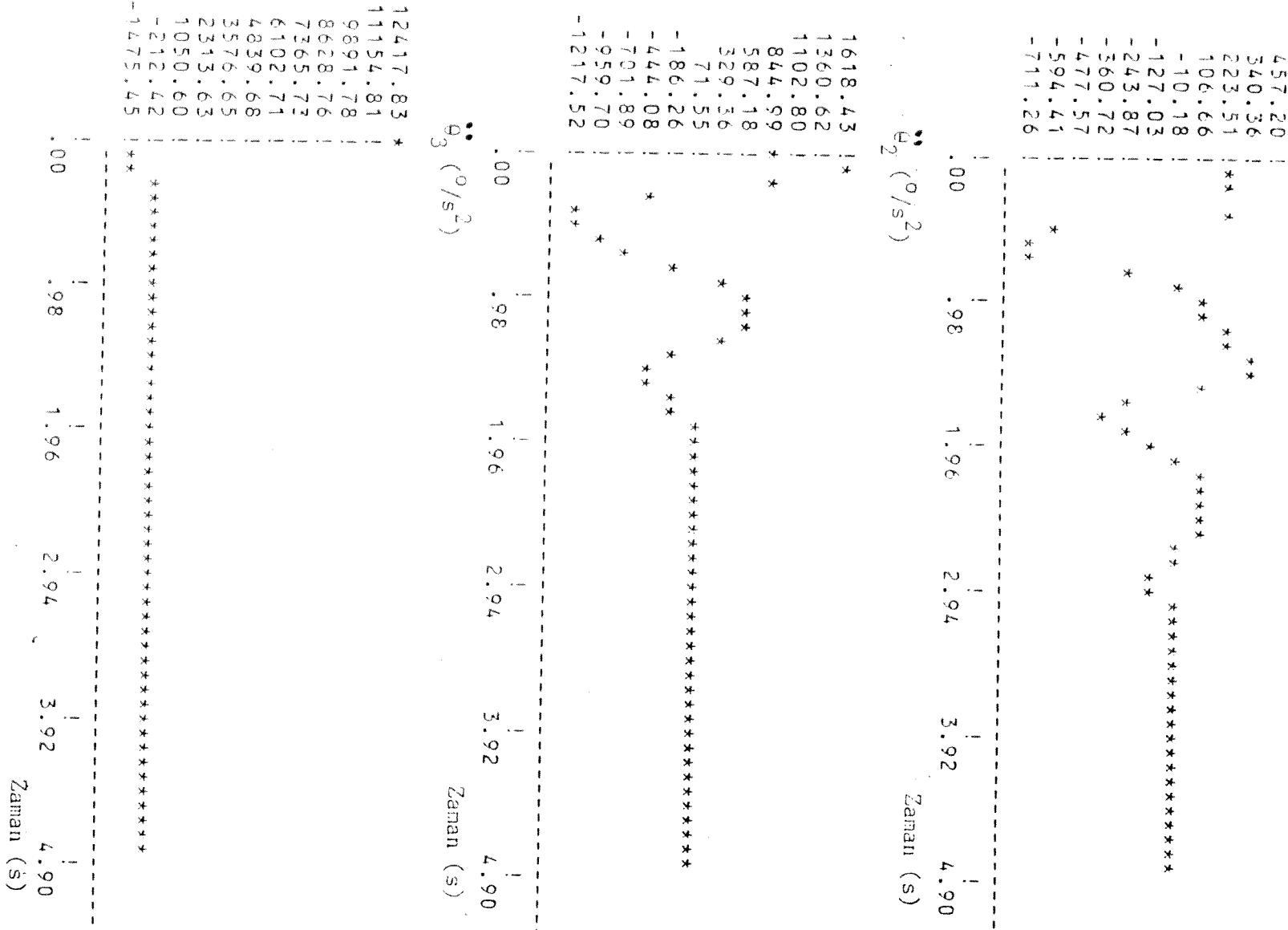
YZ_i, ZZ_i, XZ_i : i'nci uzvun $[B_i]$ sisteminde ifade edilmiş atalet tensörünün elemanları, yani sırasıyla $I_{xx}, I_{xy}, I_{yy}, I_{yz}, I_{zz}$ ve I_{xz} .



Şekil 3.4.a. Benzetim Sonuçları (Açışal Konumlar).

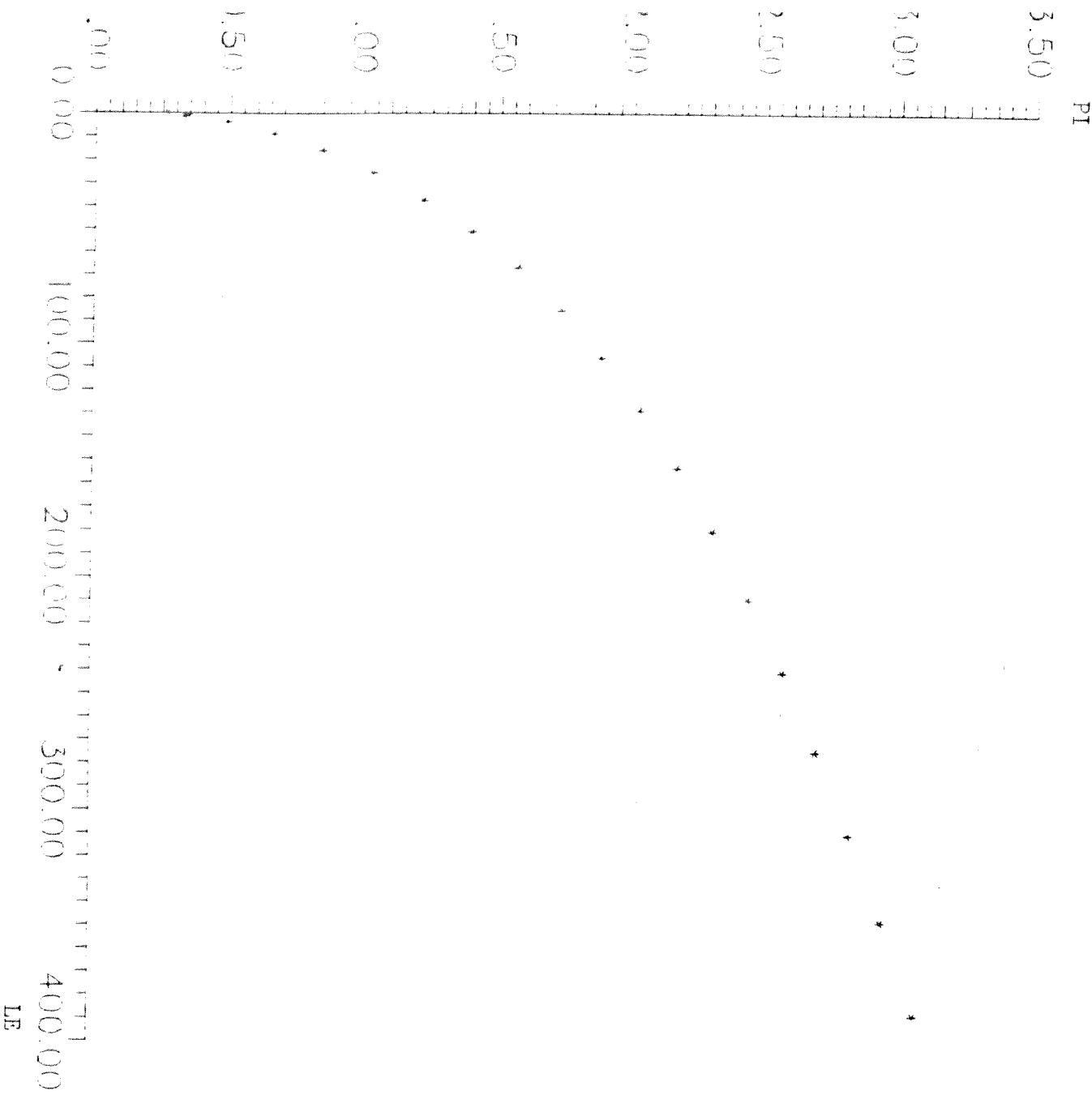


Şekil 3.4.b. Benzetim Sonuçları (Açışal Hızlar).



Şekil 3.4.c. Benzetim Sonuçları (Açısal İvmeler).

LE arasındaki ilişkiyi görebilmek için, 3. uzun ağırlığı 0 ile 10 kg. arasında yarımsar kilo aralıklarıla değiştirilmiş, ve her durumda PI ve LE hesaplanarak, Şekil 3.5'te verilen grafik elde edilmiştir. Grafikte de görüldüğü gibi LE azaldıkça PI değeri de azalmaktadır, yani LE azaldıkça robot daha lineer olmaktadır ve dolayısıyla denetim performansı artmaktadır.



Şekil 3.5. PI-LE Grafiği.

yönteminin yakınsamasıdır. Bunun sebebi, oldukça non-lineer ve bağısal diferansiyel denklemlerin çözümü gereğidir. Yapılan denemeler sonucunda LSODE isimli bir integrasyon paketi, bir çok modifikasyondan sonra en uygun paket olarak görülmüştür. Diğer bir problem de yazılım için seçilen FORTRAN dili için kullanılan derleyici ile ilgilidir. Projenin diğer aşamalarında kullanılan REDUCE paketi FORTRAN çıktısı verdiği ve integrasyon paketi yine FORTRAN'da yazılım olduğu için derleyici olarak MSFORTRAN kullanılmıştır. Ancak, bu derleyicinin bellek yetersizliği nedeniyle, benzetim programını bir çok alt yordamlara bölgerek derlemek mümkün olmuştur. Programın çalışma süresi çok uzun olduğundan Math Coprocessor ile derlenmesi uygun görülmüştür. Bu durumda, ancak 80x87 matematik işlemcisi ya da emülatör bulunan sistemlerde çalıştırılması mümkün olmaktadır.

BÖLÜM 4

ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN DINAMİK PARAMETRELERİNİN DENEYSEL OLARAK BELİRLENMESİ

4.1. Yöntem

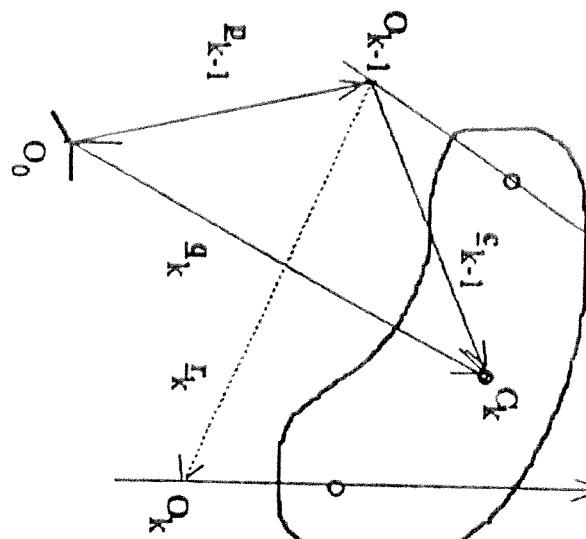
Robot denetiminde söz konusu robotun dinamik parametrelerinin bilinmesi çok önemlidir. Her ne kadar tasarım sırasında sadece kinematik özellikler gözönüne alınmakta ve dinamik parametreler tamamen serbest bırakılmakta ise de iş hassas hareket denetimine gelince bu parametrelerle mutlaka ihtiyaç vardır.

Bir robotun dinamik parametrelerin belirlenmesi için çeşitli yöntemler mevcuttur. Bunlardan bir tanesi mevcut robottu söküp, uzuvaları tartarak ve torsyonal ya da normal sarkaçlar kullanarak gerekli ölçümleri yapmaktadır. Ancak, bu yöntem temel olmakla birlikte hem zaman alıcı hem de robotun demontesi gerektiği için oldukça zordur. Diğer bir yöntem ise bilgisayar destekli modelleme programlarının kullanılmasıdır. Ancak, bu yöntemle de her uzuvun tam olarak modellenmesi mümkün olamayacağı için hassas sonuçlar elde etmek mümkün değildir.

Diger yöntemler, robotun dinamik denklemleri üzerine dayalı tahmin yöntemleridir. Bu yöntemlerde dinamik parametreler robotun uzuvalarının harakterlerinden bulunur. Bu parametrelerin dinamik modelleme ve/veya denetimde kullanılacağı düşünüllürse, robot dinamiğini etkileyen parametrelerin tahmini yeterli olmaktadır.

Bu araştırmada, dinamik parametrelerin bulunmasında Newton-Euler tahmin yöntemi kullanılmıştır [Atkeson, G.C., Chae, H.A. ve Hollerbach, J.M., 1986]. Yöntemin uygulandığı robot ise altı dönel eklemi olan ODTÜ-ASELSAN robotudur.

Newton-Euler dinamik formülasyonunda, dinamik parametreler olan, kütle, kütle merkezi ve atalet momentlerinin ifadeleri diğer parametrelerle göre lineer olarak elde edilebilmektedir. Şekil 4.1'de manipülatörün k'uzvu k'ncı eklemeye sabitlenmiş O_{k-1} koordinat sistemi ile birlikte gösterilmiştir. P_{k-1} vektörü ise O_{k-1} in global koordinat sisteminin orijini olan O_0 'a göre konum vektöridür. Kütle merkezindeki C_k koordinat sistemi ise temel atalet eksem sistemini göstermektedir.



Şekil 4.1. Robot Kolu Bir Uzvu Üzerinde Lokal Koordinatların Gösterilmesi.

Kütle merkezinin O_{k-1} ve O_0 'a göre göreceli konumu ise c_{k-1} ve q_k vektörleriyle gösterilmiştir.

Newton-Euler yöntemi kullanılarak uzun hareketi ile dinamik parametreler arasındaki ilişki aşağıdaki şekilde ifade edilebilir.

$$F_k = F_{kk} + m_k g = m_k \ddot{q}_k \quad (4.1)$$

$$M_k = M_{kk} - c_{k-1} \times F_{kk} = J_{Ck} \alpha_k + \omega_k \times (J_{Ck} \omega_k) \quad (4.2)$$

Burada,

- F_k = k uzvuna etki eden net kuvvet
 - F_{kj} = sadece j uzvunun hareketinden k uzvunda oluşan kuvvet
 - m_k = k uzvunun külesi
 - g = yerçekimi vektörü
 - M_k = sadece j uzvunun kütte merkezine etrafındaki net dönmeye momenti
 - M_{kj} = k uzvunun kütte merkezine etrafındaki net dönmeye momenti
 - J_{Ck} = kütte merkezine göre atalet momenti
 - α_k = açısal ivme vektörü
 - ω_k = açısal hız vektörü
- olarak tanımlanmıştır.

ise aşağıdaki şekilde yazılabilir:

$$\ddot{q}_k = \ddot{p}_{k-1} + \alpha_k x c_{k-1} + \omega_k x (\omega_k x c_{k-1}) \quad (4.3)$$

Eğer (1) ve (2) nolu denklemler birleştirilirse, atalet tensörü k uzvunun kütle merkezi yerine k eklemine göre şu şekilde yazılabilir:

$$J_k = J_{Ck} + m_k [(\mathbf{c}_{k-1} \mathbf{c}_{k-1})^T - (\mathbf{c}_{k-1} \mathbf{c}_{k-1})] \quad (4.4)$$

Böylece,

$$F_{kk} = m_k (\ddot{p}_{k-1} - g) + \alpha_k x m_k c_{k-1} + \omega_k x (\omega_k x m_k c_{k-1}) \quad (4.5)$$

$$M_{kk} = \ddot{p}_{k-1} x m_k (\ddot{p}_{k-1} - g) + J_k \alpha_k + \omega_k x (J_k \omega_k) \quad (4.6)$$

veya daha basit olarak

$$w_{kk} = A_k \Phi_k \quad (4.7)$$

Burada,

w_{kk} = sadece k uzvunun hareketinden dolayı k eklemindeki kuwert ve dönmə momentlerinden oluşan altı elemanlı vektör,

A_k = bir 6×10 matris,

Φ_k = bilinmeyen 10 atalet değişkenini içeren vektör.

$$\Phi_k = [m_k \ m_k \ c_k \ J_{xxx} \ J_{xyk} \ J_{xzk} \ J_{yyk} \ J_{yzk} \ J_{zzk}]^T \quad (4.8)$$

k uzvunun dinamik parametrelerini tahmin edebilmek için, k eklemindeki toplam kuvvet ve dönme momenti vektörü k ekleminden j uzvu ile ilgili tüm w_{kj} vektörleri ile toplanmalıdır.

$$w_k = \sum_{j=k}^6 w_{kj} \quad (4.9)$$

$$[\mathbf{F}_{k,k+1} \ \mathbf{M}_{k,k+1}]^T = \begin{bmatrix} C_{k-1,k} & 0 \\ (\mathbf{r}_k \times) \cdot C_{k-1,k} & C_{k-1,k} \end{bmatrix} [\mathbf{F}_{k,k+1} \ \mathbf{M}_{k,k+1}]^T \quad (4.10)$$

$$\mathbf{w}_{k,k+1} = T_k \ \mathbf{w}_{k,k+1,k+1} \quad (4.11)$$

Burada,

$C_{k-1,k}$ = $k+1$ uzuv koordinat sistemini k uzuv koordinat sistemine çeviren rotasyon matrisi

\mathbf{r}_k = O_{k-1} 'den O_k 'ya bir vektör

T_k = kuvvet ve dönme momentlerinin transformasyonunu sağlayan bir matris.

Daha sonra k eklemindeki kuvvet ve dönme momentlerinin j uzvuna olan etkilerini de katabilmek için

$$\mathbf{w}_{kj} = T_k \ T_{k+1} \ \dots \ T_j \ \mathbf{w}_{ij} = U_{kj} \ \Phi_k \quad (4.12)$$

denklemi yazılır.

Burada,

$$U_{kj} = T_k \ T_{k+1} \ \dots \ T_j \ A_j$$

$$U_{kk} = A_k$$

olarak tanımlanmıştır.

Eğer daha basit bir şekilde ifade etmek gerekirse

$$\begin{bmatrix} w_1 \\ w_2 \\ w_3 \\ w_4 \\ w_5 \\ w_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} U_{11} & U_{12} & U_{13} & U_{14} & U_{15} & U_{16} \\ 0 & U_{22} & U_{23} & U_{24} & U_{25} & U_{26} \\ 0 & 0 & U_{33} & U_{34} & U_{35} & U_{36} \\ 0 & 0 & 0 & U_{44} & U_{451} & U_{46} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & U_{55} & U_{56} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & U_{66} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Phi_1 \\ \Phi_2 \\ \Phi_3 \\ \Phi_4 \\ \Phi_5 \\ \Phi_6 \end{bmatrix} \quad (4.13)$$

tarafta her eklemdeki kuvvet ve dönme momentlerini içermektedir. Ancak, sadece her eklemdeki dönme momentlerinin ölçülmesi mümkün olduğundan, her eklemde kuvvet ve dönme momentlerini içeren vektör dönme eksenine indirgenmelidir. Bu, (13) nolu denklemi:

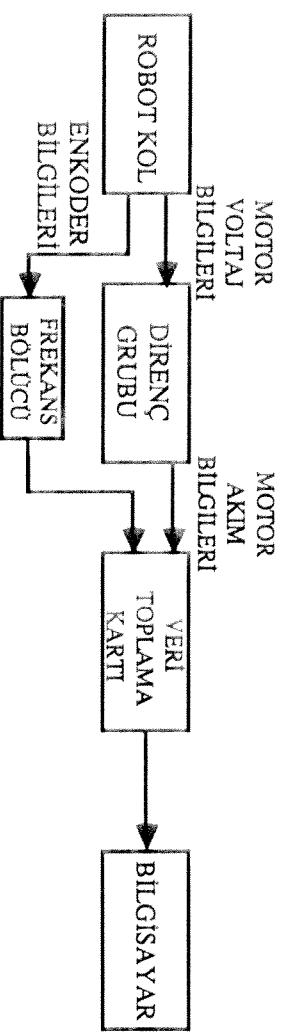
$$\tau = K \Psi \quad (4.14)$$

haline getirir.

Burada eğer denklem (14)'deki ilgili girdi 0 harici bir değer olursa $\tau_k = [0 0 0 0 0 1]$, w_k k uzvunun eklem dönme momenti, $\Psi_k = \Phi_k$ ve $K_{kj} = [0 0 0 0 0 1]$, U_{kj} olur.

4.2. Deney Düzeneği

Yukarıda verilen yöntemin uygulanabilmesi için Şekil 4.2 'de verilen deney düzeneği kurulmuştur.

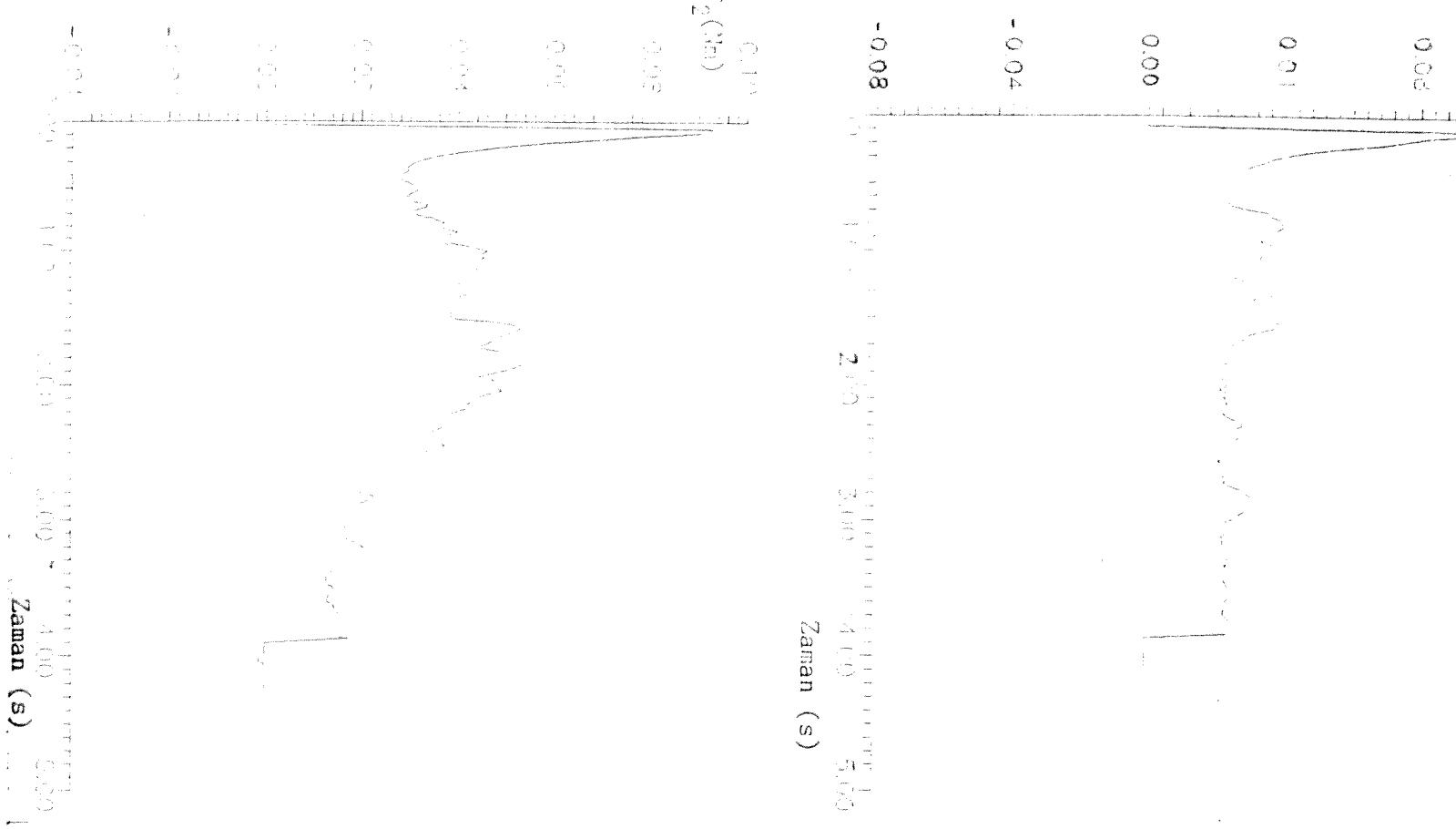


Şekil 4.2. Dinamik Parametrelerin Tahmini İçin Hazırlanan Deney Düzeneği.

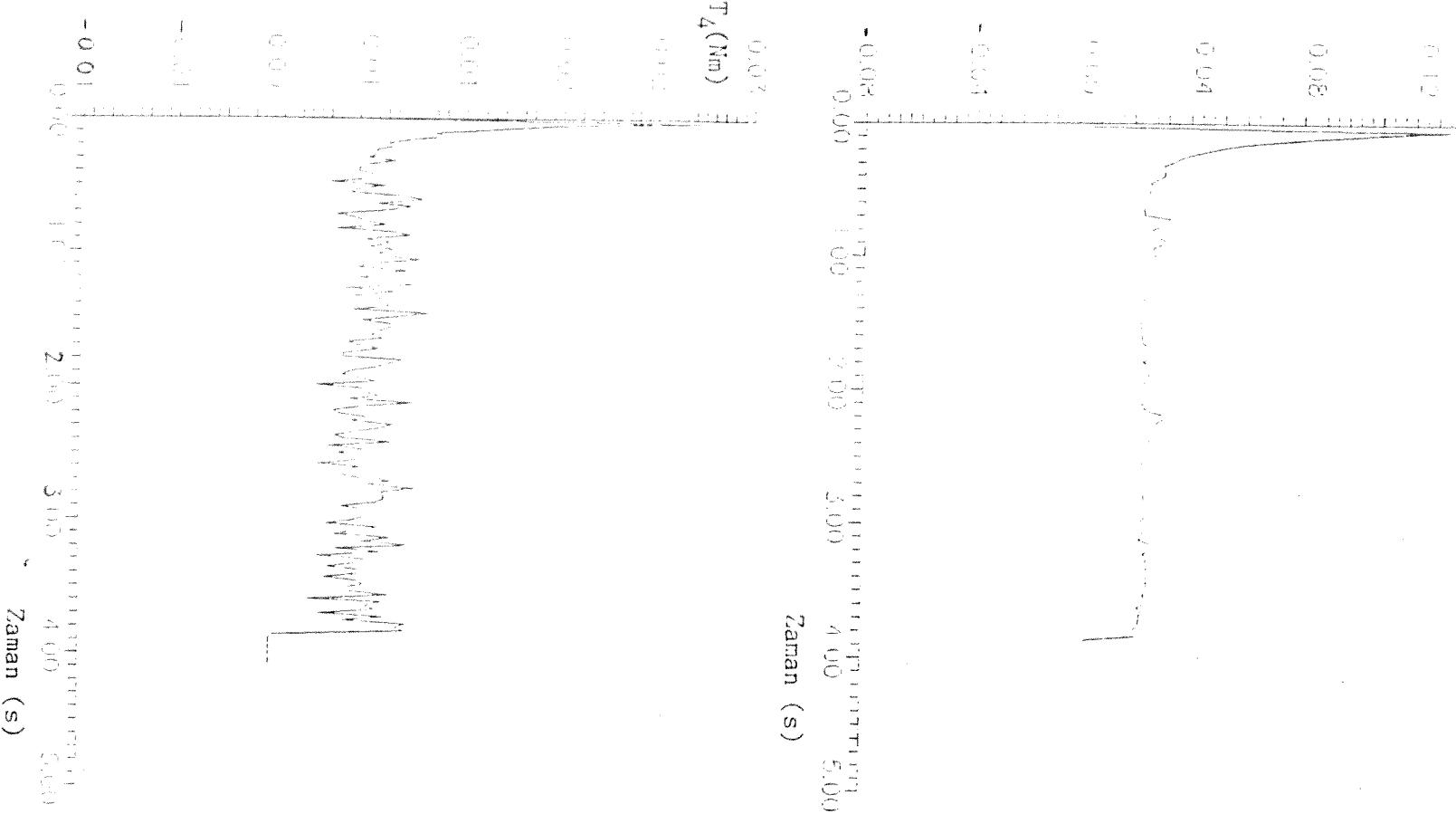
Yapılan incelemeleler sonucunda ODTÜ-ASELSAN robotunun motorları üzerine orijinal olarak monte edilmiş sayısal enkoderlerin bir kısmının tamamen, bir kısmının da kısmen arızalı olduğu tesbit edilmiştir. Bu durumda, ilk dört eklemde enkoderlerinden gelen sadece indeks sinyallerinin kullanılması mümkün olmuştur. Indeks sinyali motorun mil çıkışının her 360° dönüşünde bir darbe yollamaktadır. Ancak eklemde iletilen hareket dişli kutusundan geçtiği için enkoder açısal hızına göre çok daha düşüktür. Enkoderlerin kullanılması ile eklem açısal konum, hız ve ivmelerinin sayısal olarak tesbiti mümkün değildir. Deney düzeneği olarak bir EPSON 8088 işlemeli PC ile veri toplama birimi olarak PC-718 Data Acquisition kartı kullanılmıştır. Enkoderlerden gelen darbeler veri toplama kartı üzerinden bilgisayara aktarılmış, ancak gelen darbelerin sıklığının fazlalığı yüzünden veri

DOUCU olarak kullanılan ve sayısal bilgiler bilgisayara aktarılmıştır. Diğer taraftan, açısal konum, hız ve ivme bilgilerinin yanısıra, dinamik parametrelerin belirlenmesi için motorların açılarını ölçüldüğü anda sağladığı dönme momentlerine gereksinim vardır. Bu amaçla, motor besleme hatları üzerine 4.7Ω bir direnç bağlanıp, bu direncin üzerindeki potansiyel düşmesinden motor sarımlarından geçen akım belirlemiştir. Motorların dönme momenti ve voltaj sabitleri üretici firma tarafından verildiği için deneyel olarak bulunan akım değerlerinden dönme momentleri hesaplanmıştır. Ancak, deney sırasında robot eklem ve akarma organlarında görülen aşırı sürtünme zaman zaman uzuvaların hareketsiz kalmasına neden olmuştur. Bu amaçla, değişik besleme voltajlarında deneyler gerçekleştirilmiş ve sürtünmenin etkilerinin en az gözlediği durumlar gözönüne alınmıştır. Besleme voltajının yüksek seçimi, sürtünme sorununu azaltmaktadır. Diğer taraftan, robotun "home" konumunun kesin olarak saptanması yanı ikinci uzvun tam yatay, üçüncü uzvun da buna göre tam 90° açıda bulunmasını sağlamak amacıyla basit ancak hassas aparatlar yapılmıştır. Her deney sırasında robot ilk önce "home" konuma getirilmiştir. "Home" konumda tüm açılar Denavit-Hartenberg sistemine göre 0° dir. Dirençler üzerindeki potansiyel düşmeleri kartın analog girişine bağlanmış ve böylece dört motorun sarımlarından geçen akım zamanın fonksyonu olarak bilgisayara aktarılmıştır. Besleme voltajı 12 V olduğunda elde edilen sonuçlar grafiksel olarak Şekil 4.3 'de verilmiştir.

Deneysler sırasında, uzuvaların hareketi süresince geçen zaman bir kronometre yardımıyla belirlenmiştir. ODTÜ-ASELSAN robotunun denetim birimi olmadığı için uzuvaları hareket ettiren motorlara ancak sabit voltaj verilebilmiş ve deney bu şartlar altında gerçekleştirmiştir. Akım grafiklerinde görülen osilasyonlar motorların DC motor olmasından kaynaklanmaktadır. Ancak, bu yüksek frekanslı sinyallerin filtresi gerekli görülmemiştir. Sonuçların, yapılan birçok deneyin ortalaması olarak elde edilmesi güvenilirliği artıracaktır. Bu da bize robottun dinamik parametrelerini ortalaama olarak verecektir. İlk dört ekende ölçümler yaptığı için ancak ilk üç uzvun dinamik parametrelerini bulmak mümkündür.



Şekil 4.3.a. Motor Torklarının Zamana Göre Değişimi (1. ve 2. Eksen).



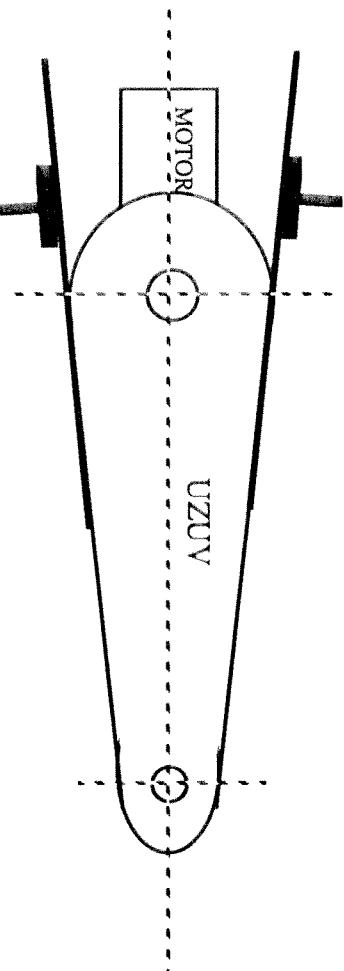
Şekil 4.3.b. Motor Torklarının Zamaña Göre Değişimi (3. ve 4. Eksen).

bilgisayar programı hazırlamış ve deney sonuçları bu programa girdi olarak verilmiştir. Ancak, deneyler sırasında ODTÜ-ASELSAN robotunun motorlarına robotun denetimi olmadığı için ancak sabit voltaj uygulanmış olması eklem açısal hızlarının önemli bir değişiklik göstermemesine sebep olmuştur. Bu durumda, dinamik parametrelerin hesaplaması yöntemindeki tüm açısal ivmeler sıfır yaklaşmaktadır. Eklem açısal ivmelerinin sıfır olması durumunda dinamik parametrelerin bulunması tamamen doğrusal olmayan terimlere dayanmakta, bu da yöntemin başarısız olmasına neden olmaktadır. Bu sorunların aşılması rağmen elde edilen sonuçlar, robotun daha önce başka yöntemlerle elde edilmiş dinamik parametreleri ile karşılaştırıldığında olumlu sayılabilcek gibi değildir (örneğin, bazı uzuv ağırlıkları eksi çıkmıştır). Deneyler sırasında yalnızca eklem açısal konumlarının ölçülebilmesi nedeniyle eklem açısal hızlarındaki değişiklikler saptanamamıştır. Eğer, konumların yanısıra açısal hız ve açısal ivmeler de ölçülebilseydi yöntem daha tutarlı sonuçlar verebilirdi.

BÖLÜM 5

ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN DİNAMİK PARAMETRELERİNİN BİR APARATLA DEĞİŞİRTİLMESİ

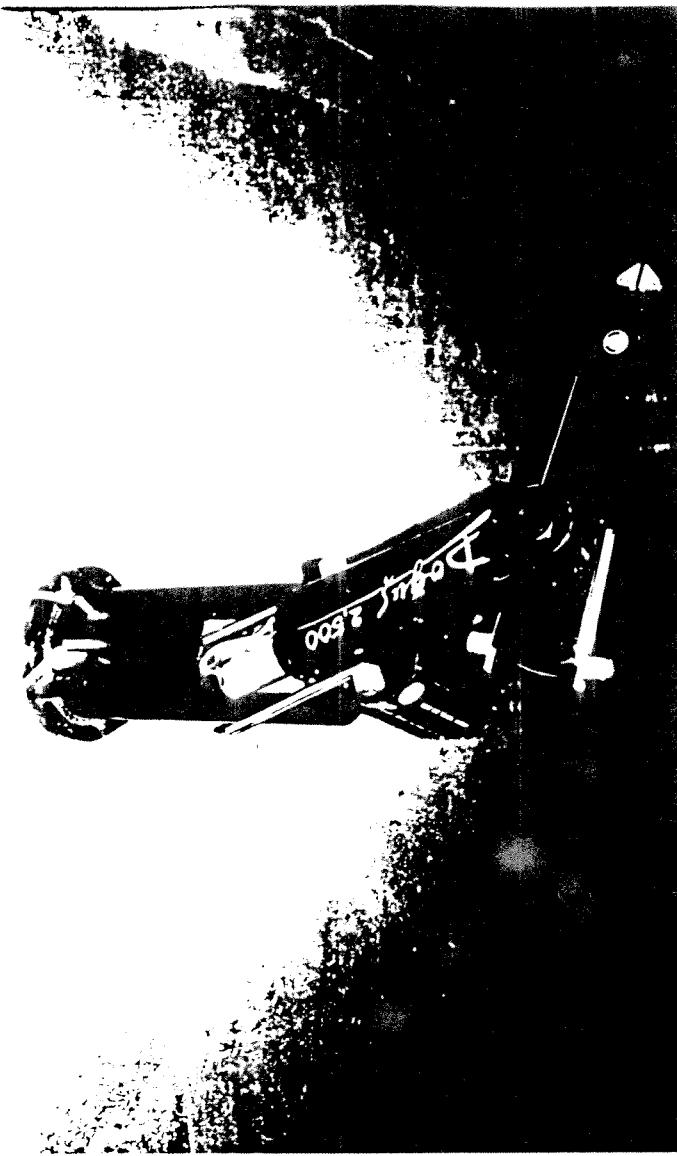
ODTÜ-ASELSAN robotunun 2. ve 3. uzuqlarının kütle merkezlerinin yeri, ağırlıkları ve dolayısıyla atalet momentlerinin değiştirilebilmesi için bir aparat hazırlanmıştır. Bunun için en uygun tasarım olarak raylı bir sistem ve üzerinde ağırlık değiştirebilen kayar bir kısım düşünülmüştür. Şekil 5.1'de bir uzuv ve üzerine uzva göre simetrik olarak yerleştirilen ray-kütle sistemi şematik olarak gösterilmektedir.



Şekil 5.1. Uzuv ve Aparatın Şematik Gösterimi.

Rayların üstüne hazırlanan skala yardımı ile her iki kütlenin aynı konuma getirilmesi sağlanmış ve simetrinin bozulması önlenmiştir. Değişik ağırlıklarda hazırlanan bu kayar silindirik kütleler sayesinde dinamik parametrelerin değiştirilmesi mümkündür. Ancak, robotun denetimi olmadığı için dinamik parametrelerin denetim sisteminin performansı üzerindeki etkilerini gözlemek mümkün olmamıştır. Şekil 5.2'de ODTÜ-ASELSAN robotunun aparatın montajından sonraki fotoğrafı görülmektedir.

Şekil 5.2. ODTÜ-ASELSAN Robotunun değiştirme Aparatı ile Fotoğrafı.



BÖLÜM 6

SONUÇ

Bu çalışmada herhangi bir robottan hareket denklemlerini kapalı formda türetilen bir bilgisayar programı geliştirilmiştir. Programın CPU zamanı ve bellek gereksinimlerini azaltabilmek amacıyla LD notasyonu ve Gautier [1990] tarafından geliştirilen gruplamalar kullanılmıştır. LD notasyonu kinematik uygulamalar için geliştirilmiş olup, bu notasyonu hareket denklemlerinin çıkarmında kullanabilmek için LD terimlerinin türevlerini kapalı formda veren yeni formüller türetilmiştir. Bu formüller, robot ve uzaysal mekanizmaların kinematik ve dinamik analizlerinde başka kullanım alanları da bulabilir.

Geliştielen lineerlik endeksi kavramı bir robottan lineerlik derecesinin sayısal bir ölçüyü olup, yazarların bilgisi dahilinde literatürde buna benzer başka bir ölçüt bulunmamaktadır. Lineerlik endeksi kullanılarak, benzer tipteki robotların "lineerlikleri" birbiri ile karşılaştırılabilir. Tanimında yer alan H_{ij} , C_{ij} ve G_i ağırlık katsayıları da lineerlik endeksinin kullanıcının amacına uygun bir biçimde formule edilebilmesini sağlamaktadır. Bu endeksin bir diğer avantajı da kapalı formda elde edilebilmesidir.

Bölüm 2.5'deki örneklerden de görüleceği gibi, lineerlik endeksi robottun dinamik parametrelerinin tasarımında da kullanılabilir. Söz konusu parametreleri birtakım eşitlikleri sağlayacak şekilde seçenek (örneğin bkz. (2.44) - (2.46) no'lu eşitlikler) robottu tamamen veya kısmen lineerize etmek mümkün olmaktadır. Dinamik parametrelerin sağlamaları gereken eşitlikler çok kısıtlayıcı olmadığından, tasarımçı başka tasarım kriterlerini de (eğer varsa) sağlayabilmektedir. Yang ve Tzeng [1986] tarafından "linearize edilemez" şeklinde nitelendirilen 4 serbestlik dereceli bir robot kol da, lineerlik endeksi kavramı kullanılarak tamamiyle lineer bir hale getirilebilmiştir [Sarrafı, 1993].

Lineerlik Endeksi ile robottan denetim performansı arasındaki ilişkiyi ortaya çıkarabilmek için geliştirilmiş bulunan benzetim programı kullanılmıştır. ODTÜ - ASELSAN robottunun ilk üç uzuvunun bir PD - denetleyicisi ile kontrol edildiği varsayılarak ve üçüncü uzuvin kütesini değiştirerek değişik benzettingeler yapılmış ve robottun performansı bir ISE performans indis (PI) aracılığıyla hesaplamıştır. Şekil 3.5'de verilen PI - LE grafiğinden de görüleceği üzere, lineerlik endeksi azaldıkça denetim performansı da artmaktadır, diğer bir deyişle hareket denklemleri "daha lineer" bir hale gelmektedir. İleride yapılacak çalışmalarla,

birimde incelenmesi düşünlülmektedir. Ayrıca LE kavramının robotun izleyeceği herhangi bir yöringenin lineerliğini de belirleyeceğin şekilde genişletilmesi de düşünülmektedir.

Bu çalışma kapsamında ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk üç uzvunun dinamik parametrelerini deneysel olarak belirleyebilmek için Atkeson, Chae ve Hollerbach [1986] tarafından geliştirilen Newton-Euler yöntemine dayalı bir tahmin yöntemi kullanılmıştır. Yapılan deneyler ve hesaplamalar sonucunda elde edilen dinamik parametreler gerçekçi çıkmamıştır. Bu konudaki en önemli sorun, robotun denetim biriminin olmayıp, halen manuel olarak kontrol edilmesi şeklinde nitelendirilebilir.

ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk üç uzv gözönüne alındığında, dinamik parametrelerin (2.50) no'lu eşitlikte verilen kısıtları sağlaması durumunda hareket denklemlerinin lineer olacağı (Bkz. (2.51) no'lu eşitlikler) bölüm 2.5'te gösterilmiştir. Öte yandan, imal edilmiş olan robotun dinamik parametreleri bu kısıtları sağlayamamakta ve dolayısıyla hareket denklemleri nonlineer çıkmaktadır (Bkz. Ek 4). Bu durumda, robota monte edilmiş olan aparatı kullanarak 2. ve 3. uzuvlardan dinamik özelliklerini belli ölçüler içinde değiştirmek ve böylece hareket denklemlerini "daha lineer" bir hale getirmek en pratik çözüm olarak ortaya çıkmaktadır. İleride robotun bilgisayar aracılığıyla denetimi gerçekleştirildiğinde, aparat üzerindeki kütlelerin değer ve konumlarının denetim performansı üzerindeki etkilerini deneysel olarak saptamak ve böylece robottu (üzerinde hiçbir değişiklik yapmadan) olabildiğince lineer bir hale dönüştürmek mümkün olacaktır. Ayrıca, söz konusu kütlelerin LE aracılığıyla bulunabilecek optimum değer ve konumlarının deneysel olarak saptanan değerlerle karşılaştırılması da, lineerlik endeksi kavramının deneysel olarak irdelememesi açısından yararlı olacaktır.

BÖLÜM 7

KAYNAKÇA

- Asada, H., A Geometrical Representation of Manipulator Dynamics and its Application to Arm Design, *Journal of Dynamic Systems, Measurement and Control*, C. 105, 131-135 (1983).
- Atkeson, G.C., Chae, H.A. ve Hollerbach, J.M., Estimation of Inertial Parameters of Manipulator Loads and Links, *International Journal of Robotics Research*, Cilt 5, 101-119 (1986).
- Balkan, T., Kaftanoglu, B., Robot Kollarda Bir Yöreinge Planlaması Yöntemi, *3. Ulusal Makina Tasarım ve İmalat Kongresi*, ODTÜ, Ankara, 319-329, 21-23 Eylül (1988).
- Başçuhadar, İ., *Design and Construction of a Robotic Manipulator with Six Revolute Joints*, Y. Lisans Tezi, ODTÜ, Ankara, Şubat (1989).
- Craig, J.J., *Introduction to Robotics: Mechanics and Control*, Addison-Wesley, Reading, Massachusetts (1986).
- Duffy, J., *Analysis of Mechanisms and Robot Manipulators*, John Wiley, New York (1980).
- Gautier, M. ve Khalil, W., Direct Calculation of Minimum Set of Inertial Parameters of Serial Robots, *IEEE Transactions on Robotics and Automation*, C. 6, No. 3, 368-373 (1990).
- Khosla, P.K., Categorization of Parameters in the Dynamic Robot Model, *IEEE Transactions on Robotics and Automation*, Cilt 5, No.3, 261-268 (1989).
- Lipkin, H. ve Duffy, J., A Vector Analysis of Robot Manipulators, *Recent Advances in Robotics*, ed: Beni, G. ve Hackwood, S., John Wiley, New York (1985).
- Nathan, R.H., A Constant Force Generation Mechanism, *J. Mech. Trans. and Aut. in Design*, Cilt 107, 509-512 (1985).

Simple Dynamics, Proc. Instn. Mech. Engrs., C. 201, No. B4, 221-227 (1987).

Park, H.J. ve Cho, H.J., General Design Conditions for an Ideal Robotic Manipulator Having Simple Dynamics, International Journal of Robotics Research, C. 10, No. 1, 21-29 (1991).

Street, D.A. ve Gilmore, B.J., Perfect Spring Equilibrators for Rotatable Bodies, J. Mech. Trans. and Aut. in Design, Cilt 111, 451-458 (1989).

Sarrafı, A., Computer Aided Generation and Linearization of the Equations of Motion of Serial Robot Manipulators, Y. Lisans Tezi, ODTÜ Makina Mühendisliği Bölümü (1993).

Yang, D.C.H. ve Tzeng, S.W., Simplification and Linearization of Manipulator Dynamics by the Design of Inertia Distribution, International Journal of Robotics Research, Cilt 5, No. 3, 120-128 (1986).

EKİ

P, P*, Q, R, U, U*, V, W, X, X*, Y VE Z ELEMANLARININ TANIMLARI

Aşağıdaki tanımlarda e, f, g, h, i, j, k ve l artan sıradır, ardışık bir tamsayı kümesini göstermektedir. Ayrıca $\sin \theta_p$, $\cos \theta_p$, $\sin \alpha_{\beta p}$ ve $\cos \alpha_{\beta p}$ sırasıyla s_p , c_p , $s_{\beta p}$ ve $c_{\beta p}$ olarak kısaltılmıştır. β ve γ herhangi bir indeksi göstermektedir.

1. Tek İndeksli Elemanların Tanımları:

a) Artan İndeksler:

$$\begin{aligned} p_i &= c_i & U_i &= -s_i \\ Q_i &= c_{hi} s_i & V_i &= c_{hi} c_i \\ R_i &= s_{hi} s_i & W_i &= s_{hi} c_i \end{aligned} \quad (\text{E.1})$$

$$\begin{aligned} X_i &= s_{ij} s_i \\ Y_i &= - (s_{hi} c_{ij} + c_{hi} s_{ij} c_i) \\ Z_i &= (c_{hi} c_{ij} - s_{hi} s_{ij} c_i) \end{aligned} \quad (\text{E.3})$$

b) Eksilen İndeksler:

$$\begin{aligned} \bar{P}_i &= c_i & \bar{U}_i &= -s_i \\ \bar{Q}_i &= c_{ij} s_i & \bar{V}_i &= c_{ij} c_i \\ \bar{R}_i &= s_{ij} s_i & \bar{W}_i &= s_{ij} c_i \end{aligned} \quad (\text{E.4})$$

$$\begin{aligned} \bar{X}_i &= s_{hi} s_i & \bar{U}_i &= -s_i \\ \bar{Y}_i &= - (s_{ij} c_{hi} + c_{ij} s_{hi} c_i) & \bar{V}_i &= c_{ij} c_i \\ \bar{Z}_i &= (c_{ij} c_{hi} - s_{ij} s_{hi} c_i) & \bar{W}_i &= s_{ij} c_i \end{aligned} \quad (\text{E.5})$$

a) Artan İndeksler:

$$E_{fg \dots jk} = c_f E_{g \dots jk} - s_f F_{g \dots jk}$$

$$E^*_{fg \dots jk} = s_f E_{g \dots jk} + c_f F_{g \dots jk}$$

(E.7)

$$G_{fg \dots jk} = s_{ef} (s_f E_{g \dots jk} + c_f F_{g \dots jk}) - s_{ef} G_{g \dots jk}$$

$$G_{gf \dots kl} = s_{ef} (s_k E_{f \dots kl} + c_k F_{f \dots kl}) + c_{ef} G_{f \dots kl}$$

b) Eksilen İndeksler⁽¹⁾:

$$E_{kj \dots gf} = c_k E_{j \dots gf} - s_k F_{j \dots gf}$$

$$E^*_{kj \dots gf} = s_k E_{j \dots gf} + c_k F_{j \dots gf}$$

$$F_{kj \dots gf} = c_{kl} (s_k E_{j \dots gf} + c_k F_{j \dots gf}) - s_{kl} G_{j \dots gf}$$

$$G_{kj \dots gf} = s_{kl} (s_k E_{j \dots gf} + c_k F_{j \dots gf}) + c_{kl} G_{j \dots gf}$$

burada, (EFG) \equiv (PQR), (UVW) veya (XYZ) dir.

3. Düal Elemanların Tanımları:

$A_{\alpha\beta\dots\gamma}$ elemanlarının düali $A_{\alpha\beta\dots\gamma}$ ile gösterilirse,

$$A_{\alpha\beta\dots\gamma} = \sum_{U=e}^{jk} a_U \frac{\partial A_{\alpha\beta\dots\gamma}}{\partial \alpha_U} + \sum_{K=e}^k S_{KK} \frac{\partial A_{\alpha\beta\dots\gamma}}{\partial \theta_K} \quad (E.9)$$

Burada A simbolü X, Y, Z, X*, U, V, W, U*, P, Q, P* veya R elemanlarından herhangi birini gösterebilir.

¹ (E.8) bağıntısının sağ tarafındaki E, F ve G elemanlarının tek indeksli olması durumunda bu elemanların yerine aynı indeksli \bar{E} , \bar{F} ve \bar{G} elemanları konulmalıdır.

EK 2

KİNETİK ENERJİ İFADELERİ

Kinetik Enerji* (LD Notasyonu Kullandılarak):

$$\begin{aligned} KE = & M_3 * (\sin(AL23) * 2 * Q22 * A23 * 2 \\ & - 2 * \sin(AL23) * ZB02 * Q12 * A23 \\ & + X0(32) * 2 * Q11 \\ & + W0(23) * 2 * Q11 \\ & + 2 * (W0(23) * W0(3)) * Q12 \\ & + W0(3) * 2 * Q22 \\ & + X10(3) * 2 * Q22 \\ & - ZB02 * 2 * Q11 \nu 2 \end{aligned}$$

Kinetik Enerji* (LD Notasyonu Kullandılarak):

$$\begin{aligned} KE = & M_3 * (\sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * 2 * \sin(T3) * 2 * \cos(AL23) * S33 * Q11 * S22 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * 2 * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * 2 * Q11 * S22 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * 2 * \sin(AL23) * 2 * Q11 * S22 * 2 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * 2 * \cos(T3) * 2 * \cos(AL23) * 2 * Q11 * S22 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * 2 * \cos(T3) * 2 * \sin(AL23) * S33 * Q11 * S22 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * S22 * 2 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \sin(AL23) * S33 * Q11 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * S22 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * S22 * A23 \\ & - 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * S22 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * S22 * A23 \\ & - 2 * \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * A23 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * \cos(AL23) * Q11 * A23 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \cos(T2) * 2 * \cos(AL23) * 2 * S33 * Q11 * S22 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \cos(T2) * 2 * \cos(AL23) * S33 * Q11 * S22 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \cos(T2) * \cos(AL23) * 2 * S33 * Q11 * A23 * 2 \\ & + \sin(AL12) * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * 2 * \cos(T2) * \cos(AL23) * S33 * Q11 * A23 * 2 \end{aligned}$$

EK 2

KINETİK ENERJİ İFADELERİ

Kinetik Enerji* (LD Notasyonu Kullanımlarak) :

$$\begin{aligned} KE = & M3 * (\sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * * 2 \\ & - 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * A23 \\ & + X0(32) * * 2 * Q11 \\ & + 2 * X0(32) * X10(3) * Q12 \\ & + W0(23) * * 2 * Q11 \\ & + 2 * W0(23) * W0(3) * Q12 \\ & + W0(3) * * 2 * Q22 \\ & + X10(3) * * 2 * Q22 \\ & + Y10(2) * * 2 * Q11W2 \end{aligned}$$

Kinetik Enerji* (LD Notasyonu Kullanılmışan) :

$$\begin{aligned} KE = & M3 * (\sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * S33 * * 2 * Q11 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * Q11 * S22 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \cos(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * * 2 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * * 2 * S33 * Q11 * A12 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * \cos(T2) * * 2 * S33 * Q11 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * \cos(AL23) * * 2 * S33 * Q11 * S22 * A12 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * \cos(AL23) * * 2 * S33 * Q11 * A12 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(AL23) * \cos(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(AL23) * \cos(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * A23 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(AL23) * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * S22 * A12 \\ & + 2 * \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * \sin(AL23) * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * A23 * A12 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * * 2 * Q11 * A12 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \sin(AL23) * * 2 * Q11 * A12 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \cos(T2) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * S33 * Q11 * A12 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \sin(T3) * * 2 * \cos(T2) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * S33 * Q11 * A12 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \sin(T2) * * 2 * \cos(T3) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * Q11 * A12 * * 2 \\ & + \sin(AL12) * * 2 * \cos(T2) * * 2 * \cos(AL23) * * 2 * S33 * Q11 * A12 * * 2 \end{aligned}$$

```

+2*SIN(T2)*SIN(AL23)*COS(AL12)**2*COST3)**2*S33*Q11*A12
+2*SINT2)*SIN(AL23)*COS(AL12)*COST3)**2*S33*Q12*A12
+SIN(T3)**2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)**2*S33**2*Q11
+2*SINT3)**2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)*S33**2*Q12
+SIN(T3)**2*SIN(AL23)**2*S33**2*Q22
+SIN(T3)**2*COS(AL12)**2*COST2)**2*COS(AL23)**2*Q11*A12**2
+2*SINT3)**2*COS(AL12)**2*COST2)*COS(AL23)**2*Q11*A23*A12
+SIN(T3)**2*COS(AL12)**2*COS(AL23)**2*Q11*A23**2
+2*SIN(T3)**2*COS(AL23)**2*COS(AL12)*COS(AL23)**2*Q12*A23*A12
+SIN(AL23)**2*COS(AL12)**2*COST2)**2*Q11*A12**2
+2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)**2*COS(T2)*Q11*A23*A12
+SIN(AL23)**2*COS(AL12)**2*COS(T3)**2*S33**2*Q11
+SIN(AL23)**2*COS(AL12)**2*Q11*A23**2
+2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)*COS(T2)*Q12*A23*A12
+2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)*COS(T3)**2*S33**2*Q12
+2*SIN(AL23)**2*COS(AL12)*Q12*A23**2
+SIN(AL23)**2*COST3)**2*S33**2*Q22
+SIN(AL23)**2*Q22*A23**2
+COS(AL12)**2*COST2)**2*COST3)**2*COS(AL23)**2*Q11*A12**2
+2*COS(AL12)**2*COST2)*COST3)**2*COS(AL23)**2*Q11*A23*A12
+COS(AL12)**2*COST3)**2*COS(AL23)**2*Q11*A23**2
+2*COS(AL12)*COST2)*COST3)**2*COS(AL23)**2*Q12*A23*A12
+2*COS(AL12)*COST3)**2*COS(AL23)**2*Q12*A23**2
+COST3)**2*COS(AL23)**2*Q22*A23**2

```

*** : Çıktılarda kullanılan notasyon:**

$$\begin{aligned}
 Q_{ij} &\Rightarrow q_i q_j \\
 S_{ii} &\Rightarrow S_{ii} \\
 A_{ij} &\Rightarrow a_{ij} \\
 \alpha_{ij} &\Rightarrow \alpha_{ij} \\
 T_i &\Rightarrow \dot{q}_i \\
 D_{herhangi\ bir\ Lipkin-Dulfiy\ terminini\ singelemek\ ise:} \\
 D(hi...m) &\Rightarrow Dhi...m \\
 D0(hi...m) &\Rightarrow D0hi...m
 \end{aligned}$$

HAREKET DENKLEMLERİ VE LINEERLİK ENDEKSİ PROGRAMI

KULLANIM KİLA VUZU

Söz konusu programlar REDUCE isimli sembolik manipülasyon paketi kullanılarak geliştirilmiştir. Bu nedenle öncelikle REDUCE paketinin bilgisayara yüklenmesi gereklidir. Bu işlemi gerçekleştirebilmek için öncelikle hard diske (C sürücüsü) REDUCE isimli bir kütük yaratılır. Sonra A sürücüsüne geçilip "Install" denildikten sonra REDUCE 1 ve REDUCE 2 disketleri sırayla yüklenir. Bu işlemlerden sonra, 3 no'lu disketteki dosyaları REDUCE kütüğüne kopyalamak gereklidir. Bu diskette, geliştirmiş olduğumuz hareket denklemi ve lineerlik endeksi programları yer almaktadır. 3 no'lu disketteki MANUAL1W, MANUAL2W ve MANUAL3W dosyaları hareket denklemi, Lineerlik Endeksi ve H, C matrisleri ile **G** vektörünü elde etmek için kullanılması gereklili veri giriş dosyalarıdır. Bu dosyalarn kullanım amaçları aşağıda verilmiştir:

MANUAL1W : Sadece hareket denklemlerini bulmak için kullanılacak veri giriş dosyası.

MANUAL2W : Hareket denklemi ile, H, C matrisleri ve **G** vektörünü bulmak için kullanılacak veri giriş dosyası.

MANUAL3W : Hareket denklemi; H, C, G matrislerini ve Lineerlik Endeksi bulmak için kullanılacak veri giriş dosyası.

Bu dosyalarda gerekli açıklamalar % işaretü ile başlayan satırlarda verilmiş olup, yapılacak işlem, açıklamalar doğrultusunda gerekli boşlukları doldurmak ve bu dosyayı bir REDUCE seansında koşturmakta ibaretir. Söz konusu 3 veri giriş dosyasının çıktıları aşağıda verilmiştir:

off echo\$

% SADECE HAREKET DENKLEMLERINI BULMAK ICIN
% KULLANILACAK VERI GIRIS DOSYASI

% ROBOTUN SERBESTLIK DERECESINI GIRINIZ :

DOF:= \$

% EKLEM TIPLERINI GIRINIZ :
% (0 : DONER EKLEM , 1 : KAYAR EKLEM)

JT1:= \$
JT2:= \$
JT3:= \$
JT4:= \$
JT5:= \$
JT6:= \$

% HAREKET DENKLEMLERININ NE KADAR ACILMASI GEREKTIGINI BELIRTINIZ:

% (full : TAM ACHISIMIS DURUM , semi : SADECE ILD TERIMLERI
% CINSINDEN , none : DUALLER VE ILD TERIMLERI CINSINDEN)

EXPLEVEL:= \$

% GAUTIER GRUPLAMALARINI ISTEYIP ISTEMEDIGINIZI BELIRTINIZ :

% (yes : GRUPLAMA ISTENIYOR , no : GRUPLAMA ISTENMIYOR)

GROUPING:= \$

% YERCEKIMI IVMESINE PARALEL BIR BIRIM VEKTORUN (N+1) INCIB EKSEN
% TAKIMINDAKI BILESENLERINI BELIRTINIZ :
% (GX , GY VE GZ SIRASIYLA X , Y VE Z BILESENLERINI GOSTERMEKTEDIR)

GX:= \$
GY:= \$
GZ:= \$

% KINEMATIK PARAMETRELERI GIRINIZ :
% ALFA ACILARI RADYAN CINSINDEN , PI ACISI PI OLARAK)

AL1:= \$
AL12:= \$
AL23:= \$
AL34:= \$
AL45:= \$
AL56:= \$

% SII OFSETLERİ

S11:= \$
S22:= \$
S33:= \$
S44:= \$
S55:= \$
S66:= \$

A1:=
A23:=
A34:=
A45:=
A56:=

% DINAMİK PARAMETRELERİ GIRİNİZ :
% 1.UZUV

% EYLEMSIZLIK TENSORU ELEMANLARI

XX1:=
YY1:=
ZZ1:=
XY1:=
YZ1:=
ZX1:=

96 KUTLE CARPI AGIRLIK MERKEZI VEKTORUNUN KOORDINATLARI

MX1:=
MY1:=
MZ1:=
S
S

三三

卷之三

$\text{XZ2} =$
 $\text{YX2} =$
 $\text{ZY2} =$
 $\text{YZ2} =$
 $\text{ZX2} =$

卷之三

ANZAC

$\text{XX3} :=$
 $\text{YY3} :=$
 $\text{ZZ3} :=$
 $\text{XX3} =$
 $\text{YY3} =$
 $\text{ZZ3} =$

1027

1023

L,L,+,-
^
XY4:= S
S
XZ4:= S
S
YZ4:= S

MX4:= S
S
MY4:= S
S
MZ4:= S

M4:= \$

o_5.UZUV

XX5:= S
S
YY5:= S
S
ZZ5:= S
S
XY5:= S
S
XZ5:= S
S
YZ5:= S

MX5:= S
S
MY5:= S
S
MZ5:= S

M5:= \$

o_6.UZUV

XX6:= S
S
YY6:= S
S
ZZ6:= S
S
XY6:= S
S
XZ6:= S
S
YZ6:= S

MX6:= S
S
MY6:= S
S
MZ6:= S

M6:= \$

in "equation.red"
off mats
on lists

o_7.VERCEKIMIYAMESININ DEGERINI GIRINIZ :

G:= \$

o_8.YAY SABITLERINI GIRINIZ :

K12:= S
S
K23:= S
S
K34:= S
S
K45:= S
S
K56:= S

o_9.YAY BAGLANTI YERLERINI GIRMEK ISTİYORSANIZ.
o_9.ASAGIDA VERİLEN İSMİLERİ KULLANINIZ.
o_9, asjki : AUSTU YILDIZ İNDEKS JK:1

• ° TANENCI DENKLEMLERININ İZAHACI DÜZİYİNDEKİ İÇMİ
° ° ORT VE SHUT KOMUTLARINDAN SONRA BIR BOSLUK
° ° BIRAKARAK YAZINIZ

```
OUT      $  
writeeqn()$  
SHUT      $  
Send$
```

MANUAL2W

off echo\$

° ° HAREKET DENKLEMLERİYLE H, C MATRİSLERİ
° ° VEG VEKTORUNU BULMAK ICİN KULLANILACAK
° ° VERİ GIRIS DOSYASI.

° ° ROBOTUN SERBESTLIK DERECESINI GIRINIZ :

DOF:= \$

° ° EKLEM TIPLERINI GIRINIZ :

° ° (0 : DONER EKLEM , 1 : KAYAR EKLEM)

```
JT1:= $  
JT2:= $  
JT3:= $  
JT4:= $  
JT5:= $  
JT6:= $
```

° ° HAREKET DENKLEMLERİNİN NE KADAR AĞILMASI GEREKTİĞİNİ BELİRTİNİZ:
° ° (full : TAM ACILMIS DURUM , semi : SADECE LD TERİMLERİ
° ° CINSİNDEN .none : DUALLER VE LD TERİMLERİ CINSİNDEN)

EXPLEVEL:= 5

° ° GALTIER GRUPLAMALARINI İSTEVİP İSTEMEDİGINİZİ BELİRTİNİZ :
° ° (yes : GRUPLAMA İSTENİYOR , no : GRUPLAMA İSTENMIYOR)

GROUPING:= \$

° ° VERCEKİMİ İNMESİNE PARALEL SIR BİRİM VEKTÖRUN (N+1) İNCİB EKSEN
° ° TAKIMINDAKI BİLESENLERİNİ BELİRTİNİZ.
° ° (GX , GY VE GZ SIRASIYLA X , Y VE Z BİLESENLERİNİ GÖSTERMEKTEDİR)

```
GX:= $  
GY:= $  
GZ:= $
```

° ° KINEMATİK PARAMETRELERİ GIRİNİZ :
° ° ALFA ACILARI RADIAN CINSİNDEN , PI ACISI DİGİLƏRƏK)

AL1:=
AL2:=
AL3:=
AL4:=
AL5:=
AL6:=

◦◦ SII OFFSETLERİ

S11:= \$
S22:= \$
S33:= \$
S44:= \$
S55:= \$
S66:= \$

◦◦ AIJ UZUV BOYUTLARI

A12:= \$
A23:= \$
A34:= \$
A45:= \$
A56:= \$

◦◦ DINAMIK PARAMETRELERİ GIRINIZ :

◦◦ I.UZUV

◦◦ EYLEMSIZLIK TENSORUELEMANLARI

XX1:= \$
YY1:= \$
ZZ1:= \$
XY1:= \$
XZ1:= \$
YZ1:= \$

◦◦ KUTLE CARPI AGIRLIK MERKEZI VEKTORUNUN KOORDINATLARI

MX1:= \$
MY1:= \$
MZ1:= \$

◦◦ KUTLE

MI1:= \$

◦◦ 2.UZUV

MX2:= \$
MY2:= \$
MZ2:= \$

◦◦ 3.UZUV

MX3:= \$
MY3:= \$
MZ3:= \$

◦◦ M2:= \$

```

-----  

VV3:= $  

XX3:= $  

YY3:= $  

ZZ3:= $  

XY3:= $  

XZ3:= $  

YZ3:= $  

-----  

MX3:= $  

MY3:= $  

MZ3:= $  

-----  

M3:= $  

-----  

° 4.UZUV  

XX4:= $  

YY4:= $  

ZZ4:= $  

XY4:= $  

XZ4:= $  

YZ4:= $  

-----  

MX4:= $  

MY4:= $  

MZ4:= $  

-----  

M4:= $  

-----  

◦ 5.UZUV  

XX5:= $  

YY5:= $  

ZZ5:= $  

XY5:= $  

XZ5:= $  

YZ5:= $  

-----  

MX5:= $  

MY5:= $  

MZ5:= $  

-----  

M5:= $  

-----  

◦ 6.UZUV  

XX6:= $  

YY6:= $  

ZZ6:= $  

XY6:= $  

XZ6:= $  

YZ6:= $  

-----  

MX6:= $  

MY6:= $  

MZ6:= $  

-----  

M6:= $  

-----  

in "equation.red"  

of rats

```

on lists

% H , C MATRISLERI VE G VEKTORUNUN YAZILACAGI DOSYANIN
% ISMINI OUT VE SHU KOMUTLARINDAN SONRA BIR BOSLUK
% BIRAKARAK YAZINIZ

```
OUT      $  
in "newinert.red"$  
inertial()$  
coupling()$  
grv()$  
write"Send"$  
SHUT      $
```

% YERCEKIMI IVMESININ DEGERINI GIRINIZ :

```
G:=      $
```

% YAY SABITLERINI GIRINIZ :

```
K12:= $  
K23:= $  
K34:= $  
K45:= $  
K56:= $
```

% YAY BAGLANTI YERLERINI GORMEK ISTIYORSANIZ.
% ASAGIDA VERILEN ISIMLERI KULLANINIZ.
% asiki : A USTU YILDIZ INDEKS JK.I
% ssiji : S USTU YILDIZ INDEKS JJI
% A USTU YILDIZ VE SUSTU YILDIZ NOTASYONU
% RAPORDA ACIKLANMISTIR.

% HAREKET DENKLEMLERININ YAZILACAGI DOSYANIN ISMINI
% OUT VE SHU KOMUTLARINDAN SONRA BIR BOSLUK
% BIRAKARAK YAZINIZ

```
OUT      $  
writeqn()$  
SHUT      $  
Send$
```

off echo\$

% HAREKET DENKLEMLERI, H , C , G MATRISLERINI
% VE LINEERLIK ENDEKSINI BULMAK ICIN
% KULLANILACAK VERT GIRIS DOSYASI.
% ROBOTUN SERBESTLIK DERESESINI GIRINIZ :

MANUAL3W

```
JT4:= $  
JT5:= $  
JT6:= $
```

% HAREKET DENKLEMLERININ NE KADAR ACILMASI GEREKTIGINI BELIRTINIZ:
% (full : TAM ACILMIS DURUM , semi : SADECE LD TERIMLERI
% CINSINDEN , none : DUALLER VE LD TERIMLERI CINSINDEN)

EXPLEVEL:= \$

% GAUTIER GRUPLAMALARINI ISTEYIP ISTEMEDIGINIZI BELIRTINIZ :
% (yes : GRUPLAMA ISTENIYOR , no : GRUPLAMA ISTENMIYOR)

GROUPING:= \$

% VERCEKIMI IVMESINE PARALEL BIR BIRIM VEKTORUN (N+1) INCIB EKSEN
% TAKIMINDAKI BILESENLERNI BELIRTINIZ :
% (GX , GY VE GZ SIRASIYLA X , Y VE Z BILESENLERNINI GOSTERMEKTEDIR)

```
GX:= $  
GY:= $  
GZ:= $
```

% KINEMATIK PARAMETRELERİ GIRINIZ :
% ALFA ACILARI RADYAN CINSINDEN , PI ACISI pi OLARAK)

```
AL71:= $  
AL12:= $  
AL23:= $  
AL34:= $  
AL45:= $  
AL56:= $
```

% SII OFSETLERİ

```
S11:= $  
S22:= $  
S33:= $  
S44:= $  
S55:= $  
S66:= $
```

% ALI UZUV BOYUTLARI

```
A12:= $  
A23:= $  
A34:= $  
A45:= $  
A56:= $
```

% DINAMIK PARAMETRELERİ GIRINIZ :

% 1.UZUV

% EYLEMSIZLIK TENSORU ELEMANTLARI

```
XX1:= $  
YY1:= $  
ZZ1:= $
```

```
MX1:= $  
MY1:= $  
MZ1:= $
```

◦ KUTLE

```
M1:= $
```

◦ 2.UZUV

```
XX2:= $  
YY2:= $  
ZZ2:= $  
XY2:= $  
XZ2:= $  
YZ2:= $
```

```
MX2:= $  
MY2:= $  
MZ2:= $
```

```
M2:= $
```

◦ 3.UZUV

```
XX3:= $  
YY3:= $  
ZZ3:= $  
XY3:= $  
XZ3:= $  
YZ3:= $
```

```
MX3:= $  
MY3:= $  
MZ3:= $
```

```
M3:= $
```

◦ 4.UZUV

```
XX4:= $  
YY4:= $  
ZZ4:= $  
XY4:= $  
XZ4:= $  
YZ4:= $
```

```
MX4:= $  
MY4:= $  
MZ4:= $
```

```
M4:= $
```

◦ 5.UZUV

```
XX5:= $
```

```

MX5:=      $  

MY5:=      $  

MZ5:=      $  

M5:=      $  

    °° 6.UZUV  

XX6:=      $  

YY6:=      $  

ZZ6:=      $  

XY6:=      $  

XZ6:=      $  

YZ6:=      $  

MX6:=      $  

MY6:=      $  

MZ6:=      $  

M6:=      $  

in "equation.red"$  

off nat$  

on list$  

    °° H , C MATRISLERİ VE G VEKTORUNUN YAZILACAGI DOSYANIN  

    °° ISMINI OUT VE SHUT KOMUTLARINDAN SONRA BIR BOSLUK  

    °° BIRAKARAK YAZINIZ  

OUT          $  

in "newinert.red"$  

inertiai()$  

coupling()$  

grv()$  

write "$end"$  

SHUT          $  

    °° YERCEKIMI IVMESININ DEGERINI GIRINIZ :  

G:=          $  

    °° YAY SABITLERINI GIRINIZ :  

K12:=      $  

K23:=      $  

K34:=      $  

K45:=      $  

K56:=      $  

    °° YAY BAGLANTI YERLERINI GIRMEK ISTIYORSANIZ.  

    °° ASAGIDA VERILEN ISIMLERI KULLANINIZ.  

    °° asjki : A USTU YILDIZ INDEKS J,K,I  

    °° ssji : S USTU YILDIZ INDEKS J,J,I  

    °° A USTU YILDIZ VE SUSTU YILDIZ NOTASYONU  

    °° RAPORDA ACIKLANMISTIR.  

    °° HAREKET DENKLEMLERININ YAZILACAGI DOSYANIN ISMINI

```



```

CC23:= CC24:= CC25:= CC26:= CC27:= CC28:= CC29:= CC210:= CC211:= CC212:= CC213:= CC214:= CC215:= CC216:= CC217:= CC218:= CC219:= CC220:= CC221:=
CC31:= CC32:= CC33:= CC34:= CC35:= CC36:= CC37:= CC38:= CC39:= CC310:= CC311:= CC312:= CC313:= CC314:= CC315:= CC316:= CC317:= CC318:= CC319:= CC320:= CC321:=
CC41:= CC42:= CC43:= CC44:= CC45:= CC46:= CC47:= CC48:= CC49:= CC410:= CC411:= CC412:= CC413:= CC414:= CC415:= CC416:= CC418:= CC419:= CC420:=

```

CC421:= \$

CC51:= \$

CC52:= \$

CC53:= \$

CC54:= \$

CC55:= \$

CC56:= \$

CC57:= \$

CC58:= \$

CC59:= \$

CC510:= \$

CC511:= \$

CC512:= \$

CC513:= \$

CC514:= \$

CC515:= \$

CC516:= \$

CC517:= \$

CC518:= \$

CC519:= \$

CC520:= \$

CC521:= \$

CC61:= \$
CC62:= \$
CC63:= \$
CC64:= \$
CC65:= \$
CC66:= \$
CC67:= \$
CC68:= \$
CC69:= \$
CC610:= \$
CC611:= \$
CC612:= \$
CC613:= \$
CC614:= \$
CC615:= \$
CC616:= \$
CC617:= \$
CC618:= \$
CC619:= \$
CC620:= \$
CC621:= \$

% G VEKTORUNUN KATSAYILARI
(RAKAM, SIRA SAYISINI GOSTERMEK TEDIR)

GG1:= \$
GG2:= \$
GG3:= \$
GG4:= \$
GG5:= \$
GG6:= \$

% LINEERLIK ENDEKSİNİN HESAPLANACAGI BOLGENİN SINIRLARINI (YANI EKLEM DEGISKENLERİNİN ALT VE UST SINIRLARINI) GIRINIZ:

% TİVE SJJ SIRASILÀ İNCİ DÖNER EKLEM DEGISKENİ VE J İNCİ

% KAYAR EKLEM DEGISKENİNİ SIMGELEMEDİR(ACILAR RADYAN
% CINSINDEN), MIN VE MAX ALT VE UST SINIRLARI SIMGELEMEDİR.

% ASAGIDAKILER 6 DÖNER EKLEMLİ BİR ROBOT İCİNDİR.

```
T1MIN:= $  
T1MAX:= $  
T2MIN:= $  
T2MAX:= $  
T3MIN:= $  
T3MAX:= $  
T4MIN:= $  
T4MAX:= $  
T5MIN:= $  
T5MAX:= $  
T6MIN:= $  
T6MAX:= $
```

% LINEERLIK ENDEKSİNİN TANIMINI H MATRİSİNİ DIAGONAL YAPACAK
% SEKİLDE DEĞİŞTİRMEK İSTİYORSANIZ, BU CÜMLENİN BITİMİNDEKİ
% SATIRIN BASINDAKI YÜZDE ISARETİ KALDIRINIZ :

% inertialmatrix:=diagonal\$

% LINEERLIK ENDEKSİNİN TANIMINI C MATRİSİNİN ELEMANLARINI
% SIFIR YAPMAK YERİNE SABİT YAPACAK SEKİLDE DEĞİŞTİRMEK
% İSTİYORSANIZ, BU CÜMLENİN BITİMİNDEKİ SATIRIN BASINA
% YÜZDE ISARETİ KOYUNUZ :

coupling:=free\$

% SABİT YAPMAK YERİNE SIFIR YAPACAK SEKİLDE DEĞİŞTİRMEK
% İSTİYORSANIZ, BU CÜMLENİN BITİMİNDEKİ SATIRIN BASINDAKI
% YÜZDE ISARETİ KALDIRINIZ :

% potential:=free\$

in newwind3\$

% BU DOSYAYIBİR REDUCE SEANSINDA KOSTURDUKTAN SONRA LINEERLIK
% ENDEKSİ REDUCE KUTUGUNDENDEKİ İmuzero DOSYASINDAKI linearity
% İSMİ ALTINDA ARŞİVLENMİS OLACAKTIR. EGER en rounded MODUNDA
% CALISTISENİZ, SIFIR OLMASI GERKEK Tİ HALDE BİLGİSAYAR
% HASSASİYETİNDEN DOLAYI SIFIR OLMIYAN TERİMLERİ ATMAK
% İÇİN İmuzero DOSYASINI YENİ BİR REDUCE SEANSINDA in
% EDİNİZ. İmuzero DOSYASINDA ALTıAN İKİNCİ SATIRDAKİ
% İE-40 SAYISI 10 ÜZERİ EKSİ 40 TAN KUCUK KATSAYILI
% TERİMLERİN ATILACAGINI BELİRTMEKTEDİR. BU SAYI İSTENİRSE
% DEĞİŞTİRİLEBİLİR.

\$en4\$

verilmiştir:

EQUATION (i, 1)	: τ_i
Sii	: S_{ii}
Mi	: m_i
XX _i , XY _i , XZ _i , YY _i , YZ _i , ZZ _i	: XX _i , XY _i , XZ _i , YY _i , YZ _i , ZZ _i
ALij	: α_{ij}
Aij	: a_{ij}
t _i	: $\dot{\theta}_i$
tdi	: $\ddot{\theta}_i$
tddi	: $\dddot{\theta}_i$
H (i, j)	: H matrisinin i'nci sıra j'nci sütundaki elemanı
C (i, j)	: C matrisinin i'nci sıra j'nci sıtundaki elemanı
GRPSP (i, 1)	: G vektörünün i'nci elemanı
^g kij	: Yerçekimi ivmesi : k _{ij}
LINEARITY	: Lineerlik Endeksi

Örnek olarak ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk üç uzvuna karşılık gelen hareket denklemleri ve lineerlik endeksi bulunmuş olup, veri giriş dosyası ve çıktı dosyaları Ek 4'de verilmiştir.

ODTÜ-ASELSAN ROBOTUNUN HAREKET DENKLEMLERİ

ODTÜ-ASELSAN robotunun ilk 3 uzvunun hareket denklemlerini; **H**, **C** matrişleri ile **G** vektörünü ve lineerlik endekşini bulmak için, Ek 3'de açıklanan MANUAL3W dosyası kullanılarak ODAS3. isimli veri giriş dosyası hazırlanmıştır (Dinamik parametreler ve eklem limitleri Başçuhadar'ın (1989) çalışmasından alınmıştır). Bu dosya, bir REDUCE seansında " IN ODAS3; " komutuyla çalıştırıldıktan sonra, ODAS32., ODAS31. ve LINUZERO. isimli çıktı dosyalarını oluşturmaktadır. Söz konusu 4 dosya aşağıda verilmiştir:

ODAS3.

```
off echo$
```

```
% HAREKET DENKLEMLERI, H, C , G MATRİSLERINI  
% VE LINEERLİK ENDEKSİNİ BULMAK İÇİN  
% KULLANILACAK VERİ GIRIS DOSYASI
```

```
% ROBOTUN SERBESTLIK DERECESİNİ GIRİNİZ :
```

```
DOF:=3 $
```

```
% EKLEM TIPLERİNİ GIRİNİZ :  
% ( 0 : DONER EKLEM , 1 : KAYAR EKLEM )
```

```
JT1:=0 $  
JT2:=0 $  
JT3:=0 $  
JT4:= $  
JT5:= $  
JT6:= $
```

```
% HAREKET DENKLEMLERİNİN NE KADAR AÇILMASI GEREKTİĞİNİ BELİRTİNİZ:  
% ( full : TAM AÇILMIS DURUM , semi : SADECE LD TERİMLERİ  
% CINSINDEN , none : DUALLER VE LD TERİMLERİ CINSINDEN )
```

```
EXPLEVEL:=full $
```

```
% GAUTIER GRUPLAMALARINI İSTENİP İSTEMEDİGINİZİ BELİRTİNİZ :  
% ( yes : GRUPLAMA İSTENİYOR , no : GRUPLAMA İSTENMIYOR )
```

```
GROUPING:=no $
```

```
% YERÇEKİMİ İNMESINE PARALEL BİR BİRİM VECTÖRUN (N+1) İNCİ B EKSEN  
% TAKIMINDAKI BİLESİNLERİNİ BELİRTİNİZ :  
% ( GX , GY VE GZ SIRASIYLA X , Y VE Z BİLESİNLERİNİ GOSTERMEK TEDİR )
```

```
GX:=0 $  
GY:=0 $  
GZ:=-1 $
```

% KINEMATIK PARAMETRELERİ GİRİNİZ :
% ALFA ACILARI (RADYAN CINSINDEN , PI ACISI pi OLARAK)

AL71:=0 \$
AL12:=-pi/2 \$
AL23:=0 \$
AL34:= \$
AL45:= \$
AL56:= \$

% SII OFSETLERİ

S11:=0 \$
S22:=81.5E-3 \$
S33:=0 \$
S44:= \$
S55:= \$
S66:= \$

% AIJ UZUV BOYUTLARI

A12:=0 \$
A23:=300E-3 \$
A34:= \$
A45:= \$
A56:= \$

% DINAMIK PARAMETRELERİ GIRİNİZ :

% 1.UZUV

% EYLEMSIZLIK TENSORU ELEMANLARI

XX1:=72889.35E-6 \$
YY1:=40306.13E-6 \$
ZZ1:=69859.09E-6 \$
XY1:=15855.13E-6 \$
XZ1:=1934.07E-6 \$
YZ1:=-1420.24E-6 \$

% KUTLE CARPI AGIRLIK MERKEZI VEKTORUNUN KOORDINATLARI

MX1:=5.146*(-43.004E-3) \$
MY1:=5.146*(-45.763E-3) \$
MZ1:=5.146*(-15.138E-3) \$

% KUTLE

M1:=5.146 \$

% 2.UZUV

XX2:=43147.14E-6 \$
YY2:=141647.0E-6 \$
ZZ2:=102609.79E-6 \$
XY2:=172.29E-6 \$
XZ2:=-17018.7E-6 \$
YZ2:=-5.7E-6 \$

MX2:=4.327*(-40.105E-3) \$

M2:=4.327 \$

% 3.UZUV

XX3:=46663.89E-6 \$
YY3:=5908.76E-6 \$
ZZ3:=45809.7E-6 \$
XY3:=-723.64E-6 \$
XZ3:=-75.23E-6 \$
YZ3:=-222.59E-6 \$

MX3:=3.296*(0.74E-3) \$
MY3:=3.296*(-15.598E-3) \$
MZ3:=-3.296*(7.653E-3) \$

M3:=3.296 \$

% 4.UZUV

XX4:= \$
YY4:= \$
ZZ4:= \$
XY4:= \$
XZ4:= \$
YZ4:= \$

MX4:= \$
MY4:= \$
MZ4:= \$

M4:= \$

% 5.UZUV

XX5:= \$
YY5:= \$
ZZ5:= \$
XY5:= \$
XZ5:= \$
YZ5:= \$

MX5:= \$
MY5:= \$
MZ5:= \$

M5:= \$

% 6.UZUV

XX6:= \$
YY6:= \$
ZZ6:= \$
XY6:= \$
XZ6:= \$
YZ6:= \$

MX6:= \$
MY6:= \$
MZ6:= \$

```

in "equation.red"
off nat$ 
on list$ 

OUT odas32           $ 
in "newinert.red"$ 
inertia()$ 
coupling()$ 
grv()$ 
write "Send"$ 
SHUT odas32           $ 

% YERCEKIMI IVMESININ DEGERINI GIRINIZ : 
G:=9.81           $ 

% YAY SABİTLERİNİ GIRİNİZ : 
K12:=0           $ 
K23:=0           $ 
K34:= $ 
K45:= $ 
K56:= $ 

% YAY BAGLANTI YERLERİNİ GİRMEK İSTİYORSANIZ, 
% ASAĞIDA VERİLEN İSMİLERİ KULLANINIZ. 
% asjki : A USTU YILDIZ İNDEKS JJ,1 
% sjji : S USTU YILDIZ İNDEKS JJ,1 
% A USTU YILDIZ VE SUSTU YILDIZ NOTASYONU 
% RAPORDA AÇIKLANMİSTİR. 

% HAREKET DENKLEMLERİNİN YAZILACAGI DOSYANIN İSMINI 
% out VE shu KOMUTLARINDAN SONRA BIR BOSLUK 
% BIRAKARAK YAZINIZ 

OUT odas31           $ 
writeqn()$ 
SHUT odas31           $ 

% LINEERLİK ENDEKSİNİ BULMAK ICİN , AGIRLIK KATSAYILARINI 
% GIRİNİZ : 

% H MATRISİNIN KATSAYILARI İLK RAKAM SIRA SAYISINI , BIR 
% SONRAKİ RAKAMLAR) SUTUN SAYISINI SİMGELER, 
% H MATRİSİ SIMETRİK OLDUGUNDAN SADECE SAG UST YARIDAKI 
% KATSAYILAR GEREKMEDİR 

HH11:=1           $ 
HH12:=1           $ 
HH13:=1           $ 
HH14:= $ 
HH15:= $ 
HH16:= $ 
HH22:=1           $ 
HH23:=1           $ 
HH24:= $ 

```

```

HH33:=  $ HH34:=  $ HH35:=  $ HH36:=  $ HH44:=  $ HH45:=  $ HH46:=  $ HH55:=  $ HH56:=  $ HH66:=  $ N ** (N**2 + N)/2 BOYUTLARINDAKI C MATRISININ KATSAYILARI
% (ILK RAKAM SIRA SAYISINI , BIR SONRAKİ RAKAMLAR)
% SUTUN SAYISINI SİMGELER)

```

```

CC33:=  

CC36:=1  

CC37:=  

CC38:=  

CC39:=  

CC310:=  

CC311:=  

CC312:=  

CC313:=  

CC314:=  

CC315:=  

CC316:=  

CC317:=  

CC318:=  

CC319:=  

CC320:=  

CC321:=

```

```
CC60:= $  
CC63:= $  
CC64:= $  
CC65:= $  
CC66:= $  
CC67:= $  
CC68:= $  
CC69:= $  
CC610:= $  
CC611:= $  
CC612:= $  
CC613:= $  
CC614:= $  
CC615:= $  
CC616:= $  
CC617:= $  
CC618:= $  
CC619:= $  
CC620:= $  
CC621:= $
```

% G VEKTORUNUN KATSAYILARI
%(RAKAM, SIRA SAYISINI GOSTERMEKTEDIR)

```
GG1:=1 $  
GG2:=1 $  
GG3:=1 $  
GG4:=1 $  
GG5:=1 $  
GG6:=1 $
```

% LINEERLIK ENDEKSININ HESAPLANACAGI BOLGENIN SINIRLARINI (YANI
% EKLEM DEGISKENLERININ ALT VE UST SINIRLARINI) GIRINIZ;
% TI VE SJ SIRASYLA INCIDONER EKLEM DEGISKENI VE J INCI
% KAYAR EKLEM DEGISKENINI SIMGELEMEKTEDIR(ACILAR RADYAN
% CINSINDEN). MIN VE MAX ALT VE UST SINIRLARI SIMGELEMEKTEDIR.
% ASAGIDAKILER 6 DONER EKLEMLI BIR ROBOT ICINDIR.

```
T1MIN:=0 $  
T1MAX:=2*pi $  
  
T2MIN:=-pi/2 $  
T2MAX:=pi/4 $  
  
T3MIN:=-5pi/4 $  
T3MAX:=pi/4 $  
  
T4MIN:=1 $  
T4MAX:=1 $  
  
T5MIN:=1 $  
T5MAX:=1 $  
  
T6MIN:=1 $  
T6MAX:=1 $
```

% LINEERLIK ENDEKSININ TANIMINI MATRISINI DIAGONAL YAPACAK
% SEKILLE DEGISTIRMEK ISTIYORSANIZ , BU CUMLENIN BITIMINDEKI
% SATIRIN BASINDAKI YUZZE ISARETINI KALDIRINIZ.
% inertialmatrix:=diagonal\$

% SIFIR YAPMAK YERINE SABIT YAPACAK SEKILDE DEGISTIRMEK
 % ISTIYORSANIZ , BU CUMLENIN BITIMINDEKI SATIRIN BASINA
 % YUZDE ISARETI KOYUNUZ .

`coupling:=free$`

```

% LINEERLIK ENDEKS SININ TANIMINI VEKTORUNUN ELEMANLARINI
% ENDEKSİ REDUCE KUTUGUNDEKİ linuzero DOSYASINDAKI linearity
% ISMI ALTINDA ARSIVLENMIS OLACAKTIR. EGER on rounded MODUNDA
% CALISTI ISENIZ, SIFIR OLMASI GEREKTIGI HALDE BILGISAYAR
% HASSASIYETTENDEN DOLAYI SIFIR OLMAYAN TERIMLERI ATMAK
% ICIN linuzero DOSYASINI YENİ BIR REDUCE SEANSINDA in
% EDINIZ. linuzero DOSYASINDA ALTTAN IKINCİ SATIRDAKI
% IE-40 SAYISI 10 UZERI EKSI 40 TAN KUCUK KATSAYILI
% TERIMLERIN ATILACAGINI BELIRTMEKTEDIR. BU SAYI ISTENIRSE
% DEGISTIRILEBILIR.

```

`Send$`

ODAS32.

INERTIAL MATRIX

$$S$$

$$\begin{aligned}
 H(1,1) := & (40755130000 * \sin(t2) * \sin(t3) * \cos(t2) * \cos(t3)) \\
 & - 731712000 * \sin(t2) * \sin(t3) * \cos(t2) * \cos(t3) \\
 & - 1447280000 * \sin(t2) * \cos(t2) * \cos(t3)^{*}^{*}2 \\
 & - 15423302400 * \sin(t2) * \cos(t2) * \cos(t3) \\
 & - 895930000 * \sin(t2) * \cos(t2) \\
 & - 1447280000 * \sin(t3) * \cos(t2)^{*}^{*}2 * \cos(t3) \\
 & - 15423302400 * \sin(t3) * \cos(t2) * \cos(t3)^{*}^{*}2 \\
 & - 723640000 * \sin(t3) * \cos(t3) \\
 & - 40755130000 * \cos(t2)^{*}^{*}2 * \cos(t3)^{*}^{*}2 \\
 & - 731712000 * \cos(t2)^{*}^{*}2 * \cos(t3) \\
 & - 217947495000 * \cos(t2)^{*}^{*}2 \\
 & + 20377565000 * \cos(t3)^{*}^{*}2 \\
 & + 108320731817 / 50000000000\$ \\
 \\
 H(1,2) := & (-7934814304 * \sin(t2) * \sin(t3) \\
 & + 548023520 * \sin(t2) * \cos(t3) \\
 & + 182060276195 * \sin(t2) \\
 & - 548023520 * \sin(t3) * \cos(t2) \\
 & - 7934814304 * \cos(t2) * \cos(t3) \\
 & + 532262540 * \cos(t2)) / 200000000000\$ \\
 \end{aligned}$$

```

H(1,3):=(247962947*sin(t2)*sin(t3)
+17125735*sin(t2)**cos(t3)
+17125735*sin(t3)**cos(t2)
-247962947*cos(t2)**cos(t3))/62500000000\$

H(3,1):=H(1,3)\$

H(2,2):=(77116512*sin(t3)
+3658560*cos(t3)
+1112648725)/2500000000\$

H(2,3):=(3*(6426376*sin(t3)
+304880*cos(t3)
+19087375))/1250000000\$

H(3,2):=H(2,3)\$

H(3,3):=458097/10000000\$

%***CORIOLIS AND CENTRIFUGAL MATRIX ****
$
```

% IN THE C(I,J) TERMS BELOW, I REFERS TO THE EQUATION

% NUMBER AND J INDICATES THE Q-DOT TERMS GIVEN BELOW

```

%   J=1 ..... td1**td1\$
%
%   J=2 ..... td1**td2\$
%
%   J=3 ..... td1**td3\$
%
%   J=4 ..... td2**td2\$
%
%   J=5 ..... td2**td3\$
%
%   J=6 ..... td3**td3\$
%
C(1,1):=0\$

C(1,2):=(7236400*sin(t2)*sin(t3)*cos(t2)**cos(t3)
-77116512*sin(t2)*sin(t3)*cos(t2)
+203775650*sin(t2)*cos(t2)**cos(t3)**2
-3658560*sin(t2)**cos(t2)*cos(t3)
-1089737475*sin(t2)**cos(t2)
+203775650*sin(t3)*cos(t2)**2*cos(t3)
-3658560*sin(t3)*cos(t2)**2
-101887825*sin(t3)*cos(t3)
+1829280*sin(t3)
-7236400*cos(t2)**2*cos(t3)**2
+77116512*cos(t2)**2*cos(t3)
+4479650*cos(t2)**2
+3618200*cos(t3)**2
-38558256*cos(t3)
-2239825)/1250000000\$

C(1,3):=(-236400*sin(t2)*sin(t3)*cos(t2)*cos(t3)
-38558256*sin(t2)*sin(t3)*cos(t2)
+203775650*sin(t2)*cos(t2)*cos(t3)**2
```

```

-115100**sin(t2)**cos(t2)
+203775650**sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)
-1829280**sin(t3)**cos(t2)**2
-532262540**sin(t2)
+7934814304**sin(t3)**cos(t2)
+548023520**cos(t2)**2*cos(t3)
+182060276195**cos(t2))/2000000000000$S
+3618200**cos(t3)**2
+3618200**cos(t3)**2
-1809100)/1250000000$S

C(1,4):=(

-548023520**sin(t2)**sin(t3)
-7934814304**sin(t2)**cos(t3)
-532262540**sin(t2)
+7934814304**sin(t3)**cos(t2)
+548023520**cos(t2)**2*cos(t3)
+182060276195**cos(t2)**2*cos(t3)
+3618200**cos(t3)**2
+3618200**cos(t3)**2
-1809100)/1250000000$S

C(1,5):=(

-17125735**sin(t2)**sin(t3)
+247962947**sin(t2)**cos(t3)
-247962947**sin(t3)**cos(t2)
+17125735**cos(t2)**cos(t3))/31250000000$S

C(1,6):=(

-7236400**sin(t2)**sin(t3)**cos(t2)**cos(t3)
+77116512**sin(t2)**sin(t3)**cos(t2)
-203775650**sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**2
-3658560**sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)
-1089737475**sin(t2)**cos(t2)
-203775650**sin(t3)**cos(t2)**cos(t3)
+3658560**sin(t3)**cos(t2)**2
+101887825**sin(t3)**cos(t3)
-1829280**sin(t3)
+7236400**cos(t2)**2*cos(t3)**2
-77116512**cos(t2)**2*cos(t3)
-4479650**cos(t2)**2
-3618200**cos(t3)**2
-38558256**cos(t3)
-2239825)/2500000000$S

C(2,2):=0$S
C(2,3):=0$S
C(2,4):=0$S
C(2,5):=(309**(
-370**sin(t3)
+7799**cos(t3))/78125000$S
C(2,6):=(309**(
-370**sin(t3)
-7799**cos(t3))/156250000$S
C(3,1):=

```

```

-+182977560**sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**2
+-182977560**sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)
+-101387825**sin(t2)**cos(t2)
-+20377560**sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)
+1829780**sin(t3)**cos(t2)**2
+101887825**sin(t3)**cos(t3)
-+7236400**cos(t2)**2*cos(t3)**2
-385558256**cos(t2)**2*cos(t3)
-3618200**cos(t2)**2
-3618200**cos(t3)**2
-1818200**cos(t3)**2

```

G(3,2); n=08

G(3,3) :: 05

$$C(3,4) := (309 * (370 * \sin(t3))$$

GRAVITATIONAL AND SPRING FORCE VECTOR

卷之二

GRPSR(3,1):=24388040**sin(f3)*sin(f3)**o

$$+2336580*\sin(t2)*g$$

$$-2439040 - 288(\cos(12) - \cos(15))$$

卷之三

$$-803297 * \sin(t2) * \cos(t3)^{*} \frac{9}{2}$$

$$-4687500 * \sin(t3) * \text{as3}42 * k23$$

四



```
S11:=0$  
M1:=2573/500$  
XX1:=1457787/20000000$  
XY1:=1585513/10000000$  
XZ1:=193407/10000000$  
YY1:=4030613/10000000$  
YZ1:=(-17753)/12500000$  
ZZ1:=6985909/10000000$  
MX1:=(-27662323)/125000000$  
MY1:=(-117748199)/50000000$  
MZ1:=(-19475037)/25000000$  
AL12:=(-pi)/2$  
A12:=0$  
S22:=163/2000$  
M2:=4327/1000$  
XX2:=2157357/50000000$  
XY2:=17229/10000000$  
XZ2:=(-170187)/10000000$  
YY2:=141647/10000000$  
YZ2:=(-757)/10000000$  
ZZ2:=10260979/1000000000$  
MX2:=(-34706867)/20000000$  
MY2:=116829/50000000$  
MZ2:=13184369/50000000$  
AL23:=0$  
A23:=3/10$
```

XX3:=4666389/100000000\$

XY3:=(
-1891)/25000009\$XZ3:=(
-7523)/100000000\$

YY3:=147719/25000000\$

YZ3:=(
-22259)/100000000\$

ZZ3:=458097/10000000\$

MX3:=3811/1562500\$

MY3:=
-803297/15625000\$

MZ3:=-88259/31250000\$

EQUATION(1,1):=(11578240000*sin(t2)*sin(t3)*cos(t2)*cos(t3)*
 td1**td2
 +11578240000*sin(t2)**sin(t3)*cos(t2)*cos(t3)*
 td1**td3
 -163020520000*sin(t2)**sin(t3)*cos(t2)*cos(t3)*
 tdd1
 -1233864192000*sin(t2)**sin(t3)*cos(t2)*td1**d2
 -61693209600*sin(t2)**sin(t3)*cos(t2)*td1**td3
 -2926848000*sin(t2)**sin(t3)*cos(t2)*td1
 -548023520*sin(t2)**sin(t3)*td2**2
 -1096047040*sin(t2)**sin(t3)*td2**td3
 -548023520*sin(t2)**sin(t3)**td3**2
 +7934814304*sin(t2)**sin(t3)**td2
 +7934814304*sin(t2)**sin(t3)**td3
 +326041040000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**2*td1**
 td2
 -326041040000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**2*td1**
 td3
 -5789120000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**2*td1
 -5853696000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**td1**td2
 -2926848000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**td1**td3
 +616932096000*sin(t2)**cos(t2)**cos(t3)**dd1
 -7934814304*sin(t2)**cos(t3)**td2**2
 +15869628608*sin(t2)**cos(t3)**td2**td3
 +7934814304*sin(t2)**cos(t3)**td3**2
 +548023520*sin(t2)**cos(t3)**td2
 +548023520*sin(t2)**cos(t3)**td3
 -532262540*sin(t2)**td2**2
 +182060276195*sin(t2)**td2
 -326041040000*sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**
 td2
 -326041040000*sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**
 td3

```

-5789120000**sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)**2*cos(tdd1
-5853696000**sin(t3)**cos(t2)**2*td1**td2
-2926848000**sin(t3)**cos(t2)**2*td1**td3
+61693209600**sin(t3)**cos(t2)**2*td1**td1
+7934814304**sin(t3)**cos(t2)**td2**2
+15869628608**sin(t3)**cos(t2)**cos(t2)**td2**td3
+7934814304**sin(t3)**cos(t2)**cos(t2)**td3**2
+548023520**sin(t3)**cos(t2)**td2
+548023520**sin(t3)**cos(t2)**td3
-163020520000**sin(t3)**cos(t3)**td1**td2
-163020520000**sin(t3)**cos(t3)**td1**td3
+28945600000**sin(t3)**cos(t3)**td1**td1
+2926848000**sin(t3)**td1**td2
-11578240000**cos(t2)**2*cos(t3)**2*td1**td2
-11578240000**cos(t2)**2*cos(t3)**2*td1**td3
-163020520000**cos(t2)**2*cos(t3)**2*td1**td1
+123386419200**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**td2
+61693209600**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**td3
+2926848000**cos(t2)**2*cos(t3)**td1
+7167440000**cos(t2)**2*td1**td2
+5789120000**cos(t2)**2*td1**td3
+871789980000**cos(t2)**2*td1**td1
+548023520**cos(t2)**cos(t2)**cos(t3)**td1
+1096047040**cos(t2)**cos(t3)**td2**2
+548023520**cos(t2)**cos(t3)**td3**2
-7934814304**cos(t2)**cos(t3)**td2
+182060276195**cos(t2)**cos(t2)**td2**2
+532262540**cos(t2)**cos(t3)**td2
+5789120000**cos(t3)**2*td1**td3
+5789120000**cos(t3)**2*td1**td2
+5789120000**cos(t3)**2*td1**td3
+81510260000**cos(t2)**sin(t3)**2*td1
-61693209600**cos(t3)**td1**td2
-3583720000**sin(t2)**cos(t2)**td1**td2
-28945600000**td1**td3
-433282927268**td1)/200000000000$
```

EQUATION(2,1):=(
-5789120000**sin(t2)**sin(t3)**cos(t2)**cos(t3)**
td1**2
+61693209600**sin(t2)**sin(t3)**cos(t2)**td1**2
+7934814304**sin(t2)**sin(t3)**td1
+47853964800**sin(t2)**sin(t3)
-163020520000**sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**
2
+2926848000**sin(t3)**cos(t2)**cos(t3)**td1**2
+871789980000**sin(t2)**cos(t2)**cos(t2)**td1**2
-548023520**sin(t2)**cos(t3)**td1
-1008683976960**sin(t3)**cos(t2)
+182060276195**sin(t2)**td1
+45843699600**sin(t2)
-163020520000**sin(t3)**cos(t2)**2*cos(t3)**td1**
2
+2926848000**sin(t3)**cos(t2)**2*td1**2
+548023520**sin(t3)**cos(t2)**td1
-1008683976960**sin(t3)**cos(t2)
+81510260000**sin(t3)**cos(t3)**td1**2
-1463424000**sin(t3)**td1**2

% THIS FILE MUST BE INPUT IN A COMPLETELY FRESH REDUCE SESSION
\$

% LINEARITY NUMBER BEFORE DELETING THE ZERO TERMS:\$

```
LINEARITY:=(  
-1752272209143335400392545920**sqrt(2)**pi***3  
-75118040694404256133078961920**sqrt(2)**pi**2  
+9451313274061081681350574080**sqrt(2)**pi  
-545722138293315337917562880**sqrt(2)  
+20976866954026267793956129035**pi**4  
+13883278332320232249734980650**pi**3  
-110843010833564609402835888672**pi**2  
+12704140412326023375497502720**pi  
-80684124339989084383158272)/(  
6480000000000000000000000000000000*pi***4)$
```

IN FINDZERO\$

% LINEARITY NUMBER AFTER DELETING THE ZERO TERMS:\$

```
LIN:=FINDZERO(LINEARITY,1E-40)$
```

\$END\$



BENZETİM PROGRAMI KULLANIM KİLA VUZU

IBM uyumlu PC için hazırlanmış olan benzetim programı tek bir koddan oluşmaktadır. SIMLIN.EXE isimli bu kodun çalıştırılabilmesi için yardımcı matematik işlemci gerekmekte olup herhangi bir girdi kütüğüne ise gerek yoktur. Kod çalıştırıldığında sırasıyla ikinci ve üçüncü uzuqların kütelerini; oransal servo kazançlarını ve hız servo kazançlarını sormakta ve bu bilgiler ekranдан virgül ile ayrılarak girilmektedir. Verilerin girilmesini takiben ise açsal konum, hız, ivmelerin mi yoksa açsal hata ve türevlerinin mi istenildiği kullanıcuya sorulmaktadır. Programı çalışma sırasında entegrasyonun sonuçlarını 0.1 saniye aralıklarla vermekte ve 5 saniyelik entegrasyon işlemi tamamlandığında da sonuçlar grafiksel olarak ekran'a gelmektedir. Ayrıca, sonuçlar OUT.DYN isimli bir kütüğe yazılmakta ancak grafikler sadece ekran'a verilmektedir. Açısal hataların bulunması için "E" seçeneği girildiğinde ayrıca performans indeksi ve lineerlik indeksi programın sonunda verilmekte ve PERILL isimli bir kütüğü yazılmaktadır. Örnek bir veri girişi aşağıda verilmiştir.

```
C:>simlin  
M2, M3 ?  
3,3  
KP1, KP2, KP3 ?  
1,1,1  
KV1, KV2, KV3 ?  
1,1,1  
JOINT VARIABLES OR ERRORS (E/J) ? ; Eklem açsal konum, hız ve ivmeleri için "J", açsal hata ve türevleri için "E" girilecektir.  
J
```

Benzetim programının yanında verilen LPLOT.EXE isimli kod ise lineerlik indeksinin performans indeksine göre değişimini grafiksel olarak elde etmek için hazırlanmıştır. SIMLIN programı "E" seçeneği ile her çalıştırıldığında kendisi tarafından otomatik olarak açılan PERILL isimli bir kütüğe hesapladığı lineerlik ve performans indekslerini yazmaktadır. Eğer PERILL kütüğü mevcut ise bu değerler kütüğün sonuna eklenmektedir. Böylece değişik parametreler için kullanılan SIMLIN programının sonuçları istediği zaman LPLOT ile grafiksel olarak görülebilmektedir. LPLOT'un çalıştırılabilmesi için mutlaka PERILL isimli kütüğüne gereksinim vardır.

Söz konusu SIMLIN.EXE ve LPLOT.EXE dosyaları 3 no'lu disketteki BENZETİM kütüğünde bulunmaktadır.

ojenin Başlangıç ve Bitiş Tarihleri: 13.7.1992 , 13.7.1994

rojenin Adı: Robot Dinamiği Lineerizasyon ve Basitleştirme Yöntemlerinin

Gelistirilmesi ve İmal Edilmiş Bulunan bir Robota Uygulanarak
İrdelenmesi

oje Yürüttüğü Kuruluş ve Yardımcı Arasınclar: Doç. Dr. Resit SOYLU (Yürüttücü),

Doç. Dr. Tuna BALKAN, Y.Müh. Ali SARRAFI

ojenin Yürüttüğü Kuruluş ve Adresi: ODTÜ Makina Mühendisliği Bölümü, ANKARA

zstekleyen Kuruluş(ların) Adı ve Adresi: -

(Abstract):

Bu projede bir robot kolun hareket denklemlerini sembolik olarak veren bir program geliştirilmiştir. Bu denklemler Lagrange eşitliği kullanılarak türetilece olup, gerekli bilgisayar zamanı robottun kinematiğinde ilk olarak Lipkin ve y tarafından kullanılan bir notasyonu geliştirmek kullanmak suretiyle büyük de azaltılmıştır. Ayrıca, bir manipülatörün lineerliğini (veya nonlineerliği) ölçebilmek amacıyla Lineerlik Endeksi (LE) isimli yeni bir ölçüt tanımlanır. Bu endeks robottun lineerlik derecesinin sayısal bir ölçütür. Lineerlik kisi kavramını kullanarak tamamıyla (veya olabildiğince) Lineer robotlar rlamak mümkündür.

Proje kapsamında ayrıca ODTÜ-ASELSAN robottunu simüle edebilmek için bir etim programı da geliştirilmiştir. Bu program kullanılarak Lineerlik Endeksi robottun Lineer bir kontrol algoritmasının denetimi altındaki performansındaki ilişki incelenmiştir. ODTÜ-ASELSAN robottun dinamik parametreleri ysel olarak elde edilmeye çalışılmış ve son olarak da söz konusu robottun ci ve üçüncü uzuqlarının dinamik parametrelerini değiştirebilmek için bir at tasarılanarak robota monte edilmiştir.

ar Kelimeler: Robot Dinamiği, Robot Tasarımı, Lineerizasyon, Benzetim

je ile ilgili Yayın/Tebliğlerle ilgili Bilgiler International Journal of Robotics Research gisine yollanan bir makale (Değerlendiriliyor) ve Mekatronik Tasarım ve İmalat İşma Toplantısında (Kasım 1993, Ankara) sunulan bir tebliğ.

lim Dali:

şçenlik B. Dali Kodu: 625.01.02

ISIC Kodu:

manlık Alanı Kodu:

ğum (*): Sınırlı

Sınırsız

porun Gizlilik Durumu: Gizli

Gizli Değil