# 國立交通大學

機械工程學系碩士班

# 碩士論文

薄殼結構在位移負荷作用之下的幾何非 線性分析

Geometrically Nonlinear Analysis of Thin Shell Structures under Displacement Type

Loading

研究生:楊禮龍

指導教授:蕭國模 博士

中華民國 九十五 年 九 月

薄殼結構在位移負荷作用下之幾何非線性分析

研究生:楊禮龍

指導教授:蕭國模 博士

國立交通大學機械工程學系碩士班

#### 摘要

本文以共旋轉(co-rotational formulation)有限元素推導法及增量迭代 法來探討薄殼結構在位移負荷作用下的幾何非線性行為。

本文採用文獻[24]提出的平面三角殼元素,此元素是由 CST(constant strain triangle) 平面元素與 DKT(discrete Kirchhoff theory)三角板元 素疊加而成。此元素有三個節點,每一節點具有六個自由度。結構的 節點座標、增量位移與增量旋轉、以及結構的平衡方程式都是定義在 一組固定的總體座標系統上;而殼元素的應變、節點內力以及元素剛 度矩陣,則是在當前元素位置上建立的元素座標上定義。

本文採用牛頓-拉福森(Newton-Raphson)法和弧長控制(are length control)法的增量迭代法來解受位移負荷之結構的非線性平衡方程式。

最後,本研究以四個數值例題探討殼結構受到各種位移負荷之幾何非 線性行為。例題一為鉸接球殼受到不同的側向位移負荷,例題二為圓柱 殼受到不同的側向位移負荷,例題三為含缺口之簡支圓柱殼之邊界受到 均勻位移及均勻力負荷,例題四為懸臂板受到不同的側向位移負荷。由 例題結果可以知道結構受單一位移負荷及力負荷時,其平衡路徑是一樣 的,但受多個位移負荷作用與受多個力負荷作用時,結構的行為有很大 的差異。

I

## Geometrically Nonlinear Analysis of Thin Shell Structures under Displacement Type Loading

Student: Li Lung Yang

Advisor: Dr. Kuo Mo Hsiao

Department of Mechanical Engineering National Chiao Tung University

### ABSTRACT

The geometrically nonlinear behavior of thin shell structure under displacement loading are investigated using the co-rotational finite element formulation and a incremental-iterative method.

The shell element employed here is the flat three-node triangular shell element with six degrees-of-freedom per node proposed by Bathe and Ho's [24] .The shell element is obtained by superimposing CST(constant strain triangle)element and DKT(discrete Kirchhoff theory) triangular plate element. The nodal coordinates, displacements, rotations, and the equilibrium equations of the structure are defined in a fixed global set of coordinates. The strains of shell element, the element internal nodal forces, the element stiffness matrix are defined in terms of element coordinates, which are constructed at the current configuration of the shell element.

A incremental-iterative method based on the Newton-Raphson method and constant arc length method is used for solving nonlinear equilibrium equations with displacement loading.

Four numerical examples are studied to investigate the geometrically

nonlinear behavior of thin shell structures under different proportional displacement loadings. Example 1 is a hinged spherical shell under different lateral displacement loadings, Example 2 is a cylindrical shell under different lateral displacement loadings, Example 3 is a simply supported cylindrical shell with cutout under uniform in plane displacement loadings and force loadings, Example 4 is a cantilever plate under different lateral displacement loading is equivalent to a single concentrated force loading as expected. However, the difference between the structure behaviors correspond to multiple displacement loading and force loading is remarked.



#### 誌 謝

衷心感謝指導教授 蕭國模博士兩年來的指導與教誨,使得本論文得 以順利完成。在這兩年碩士班期間,讓我印象最深的是老師在研究上 嚴謹的態度及對我們這群學生的日常生活上的關懷,都使我受益良 多,在此致上最高的謝意。同時也感謝葉孟考老師以及尹慶中老師撥 冗擔任口試委員,為本文提出寶貴的意見。

感謝陳弘虎、蔡明旭、劉峰成、陳致中、劉宗帆學長的引領照顧, 以及學弟黃孝衡、楊水勝在學業上的砥礪與成長。

感謝我的父母親、妹妹及所有關心我的朋友對我的支持與鼓勵,僅 以此成果與榮耀,獻給我親愛的父母以及所有關心我的人。



### 目 錄

中文摘要	Ι
英文摘要	II
致謝	IV
目錄	V
圖目錄	VI
第一章 緒論	1
第二章 理論推導	3
2.1 基本假設	3
2.2 座標系統	3
2.3 旋轉向量	4
2.4 殼元素變形的描述	4
2.4.1 常應變三角元素(CST)的變形描述	5
2.4.2 DKT 元素的變形描述	7
2.5 元素內力與元素剛度矩陣	10
2.5.1 CST 元素之節點內力與剛度矩陣	11
2.5.2 DKT 元素的節點內力及剛度矩陣	12
2.6 元素幾何剛度矩陣	13
2.7 元素變形角的描述	14
2.8 系統的平衡方程式與收斂準則	16
第三章 數值計算方法與程序	18
3.1 增量迭代法	18
3.2 弧長控制法	21
3.3 數值程序	21
第四章 數值例題與結果	23
第五章 結論	30
參考文獻	31
附錄 A DKT 元素的形狀函數	35
附錄 B CST 元素的剛度矩陣	41
附錄 C 分佈反力之節點值與節點反力的關係	42

### 圖 目 錄

圖	2.1	三角殼元素的示意圖及節點自由度	44
圖	2.2	總體座標與三種元素座標	45
圖	2.3	旋轉向量	46
圖	2.4	DKT 元素的節點及其三邊上的局部座標示意圖	47
圖	2.5	CST 元素在元素座標上的變形位移	48
圖	2.6	變形前板元素中心面之單位法向量n受旋轉向量θ作用的	
		示意圖	49
圖	2.7	元素座標的剛體旋轉 (a)面外旋轉(out-of plane rotation),	
		(b) 面內旋轉(in-plane rotation)	50
圖	2.8	決定板元素節點變形轉角的第3個步驟的示意圖	51
圖	4.1	(a)例題一之 Hinged spherical shell 結構示意圖 (b)俯視圖	
		(c)位移負荷圖	52
圖	4.2	E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 1)	53
圖	4.3	A 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 1)	54
圖	4.4	B點與E點之反力-負荷參數曲線圖(例題一, Case 2)	55
圖	4.5	B點與E點之位移-負荷參數曲線圖(例題一, Case 2)	56
圖	4.6	B點與E點之反力-負荷參數曲線圖(例題一, Case 3)	57
圖	4.7	A 點、B 點、C 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 4)	58
圖	4.8	A點、B點、F點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 5)	59
圖	4.9	(a)例題二之 Hinged cylindrical shell 結構示意圖 (b)俯視圖	
		(c)位移負荷圖	60
圖	4.10	E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 1)	61
圖	4.11	A 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 1)	62
圖	4.12	B點與E點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 2)	63
圖	4.13	B 點與 E 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 2)	64

圖	4.14	B點與E點之反力-負荷參數曲線圖(例題二, Case 3)	65
圖	4.15	A 點、B 點、C 點之反力 - 負荷參數曲線圖	
		(例題二, Case 4)	66
圖	4.16	A 點、B 點、F 點之反力 - 負荷參數曲線圖	
		(例題二, Case 5)	67
圖	4.17	B點、E點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 5)	68
圖	4.18	(a)例題三之 Hinged cylindrical shell 結構示意圖	
		(b)位移負荷之俯視圖	69
圖	4.18	(c)位移負荷之前視圖 (d)力負荷之俯視圖 (e)力負荷之前	
		視圖	70
圖	4.19	A 點之位移 $W_A$ - 負荷參數 $\lambda_D$ 曲線圖	
		(例題三, Case 1)	71
圖	4.20	反力參數 l <sub>R</sub> - 位移負荷參數 l <sub>D</sub> 曲線圖	
		(例題三, Case 1)	72
圖	4.21	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 1, mesh 10×10)	73
圖	4.22	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 1, mesh 20×20)	74
圖	4.23	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 1, mesh 25×25)	75
圖	4.24	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 1, mesh 30×30)	76
圖	4.25	不同 Mesh 的位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 1, $\lambda_{\rm D} = 0.266  {\rm mm}$ )	77
圖	4.26	W(0)在不同 Mesh 的數值比較圖	
		(例題三 Case 1, 位移控制)	78
圖	4.27	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 2, mesh 10×10)	79
圖	4.28	位移邊界上之無因次分佈反力圖	

VII

		(例題三 Case 3, mesh 10×10)	80
圖	4.29	位移邊界上之無因次分佈反力圖	
		(例題三 Case 4, mesh 10×10)	81
圖	4.30	A 點之位移 $W_A$ - 位移負荷參數 $\lambda_D$ 曲線圖	
		(例題三, 位移負荷)	82
圖	4.31	F點之位移 $W_F$ - 位移負荷參數 $\lambda_D$ 曲線圖	
		(例題三, 位移負荷)	83
圖	4.32	A 點之位移 $W_A$ - 反力參數 $\lambda_R$ 曲線圖	
		(例題三, 位移負荷)	84
圖	4.33	A點之位移W <sub>A</sub> - 力負荷參數A <sub>F</sub> 曲線圖	
		(例題三, 力負荷)	85
圖	4.34	A點之位移W <sub>A</sub> - 力邊界上X軸方向位移平均數U <sub>avg</sub>	
		曲線圖(例題三, 力負荷)	86
圖	4.35	力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖	
		(例題三 Case 1, mesh 10×10)	87
圖	4.36	力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖	
		(例題三 Case 2, mesh 10×10)	88
圖	4.37	力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖	
		(例題三 Case 3, mesh 10×10)	89
圖	4.38	力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖	
		(例題三 Case 4, mesh 10×10)	90
圖	4.39	受位移負荷之 $\lambda_R$ - $\lambda_D$ 曲線圖及受力負荷之 $\lambda_F$ - U <sub>avg</sub>	
		曲線圖(例題三)	91
圖	4.40	(a)Cantilever plate 結構示意圖 (b)位移負荷示意圖	92
圖	4.41	A 點之反力 - 位移曲線圖(例題四, Case 1)	93
圖	4.42	A 點與 B 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)	94
圖	4.43	A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)	95
圖	4.44	A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)	96
圖	4.45	C 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)	97

圖 4.46 A 點與 B 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3)..... 98 圖 4.47 A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3).... 99 圖 4.48 C 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3)......100



### 第一章 緒論

近代科學的發展,對於材料的要求趨向於高強度以及低重量,然而 任何結構物的設計,不管是建築結構物、壓力容器、航空設備等等, 設計者必須完成以最小成本達到其基本機能與美學要求為目的,由於 薄殼是最經濟的結構之一,同時亦可承受大型彎曲應力與拉伸應力而 可獲得最佳結構效果。常見的薄殼結構包括:薄殼屋頂、建築圓頂、 飛機機身蒙皮結構、引擎葉片、壓力油管或水中潛體之外殼等。薄殼 結構常需承受大位移及大旋轉,即使在彈性範圍內,其受力與變形的 關係常常呈現非線性變化,所以必須使用非線性分析來探討由幾何形 狀改變所造成的非線性行為,以求得較可靠的的結構行為。結構所受 的負荷一般可以分為兩種,一種為力負荷(force-loading),另一種為位 移負荷(displacement-loading)[1]。文獻上有很多探討殼結構在力負荷作 用下的幾何非線性行為的論文[2-24],但甚少有探討結構在位移負荷作 用下的幾何非線性行為的論文[25]。據作者所知,僅有文獻[25]探討過 平面梁結構受位移負荷的幾何非線性行為,本文的主要目的為探討殼 元素構成的結構在位移負荷下的幾何非線性行為,以補足文獻上的不 足。

文獻中有很多殼元素被提出[2-7,9,12-20,22-24,26-30,32],文獻[24] 中將 CST(constant strain triangle)平面元素[31] 與 DKT(discrete Kirchhoff theory)三角板元素[32]疊加成一平面三角殼元素,並使用更 新拉格蘭日法(updated Lagrangian formulation)將該元素用在具大位移 及大旋轉的薄殼結構分析,由[24]的數值例題可見該元素相當的簡單 及精確。文獻[24]中在計算對應於 DKT 元素部分的內力時是將對應於 每一增量位移的增量內力相加而成,但[24]中在計算增量內力時將旋 轉視為向量,且沒有扣除剛體旋轉的部分。因三維有限旋轉並非向量, 所以[24]的方法在兩增量間的增量旋轉必須是小角度,才能得到精確 的答案。為了克服此困難,文獻[33]採用共旋轉法來描述殼元素的變 形,並提出一運動過程來決定平面三角殼元素的節點總變形角,再用 總變形角來計算 DKT 元素的節點內力。因[33]的方法可以有效的解決 兩增量間增量轉角的限制,故本研究擬採用[33]中的共旋轉法及[24] 的平面三角殼元素。

結構在受到力負荷及位移負荷時位移-負荷的平衡路徑有時會出現 snap-back與snap-thoughs的情況[34],文獻[35]Crisfield提出基於牛頓 -拉福森(Newton-Raphson)法的弧長控制(are length control)法求解在力 負荷作用下的非線性平衡方程式,可以克服snap-thoughs與snap-back 的情況,求得完整的平衡路徑。但是文獻[35]提出的方法有不能直接 用在位移負荷的問題,所以文獻[25]修改了[35]的弧長控制法且提出了 一個牛頓-拉福森(Newton-Raphson)法和弧長控制(are length control)法 的增量疊代法來解受位移負荷的非線性平衡方程式,並將其用在平面 梁結構受位移負荷的幾何非線性分析,因為文獻[25]提出的方法非常 有效,故本文採用文獻[25]的方法來解非線性平衡方程式。

最後,本研究以四個數值例題探討殼結構受到各種位移負荷之幾何非 線性行為。例題一為鉸接球殼受到不同位移負荷作用的幾何非線性行 為;例題二為圓柱殼受到不同位移負荷作用;例題三為含缺口的簡支圓 柱殼之邊界受到均勻位移及均勻力負荷作用的幾何非線性行為;例題四 為懸臂板受到不同的位移負荷作用。由例題結果可以知道結構受單一位 移負荷及力負荷時,其平衡路徑是一樣的,但受多個位移負荷作用與受 多個力負荷作用時,結構的行為有很大的差異。

2

### 第二章 理論推導

本文使用文獻[33]的共旋轉法(co-rotational formulation),與文獻[33] 一樣,本文章採用文獻[24]中提出的平面三角殼元素,如圖 2.1 所示, 文獻[24]中的殼元素是由 CST(constant strain triangle)常應變三角形元 素[31]及在文獻[32]中提出的 DKT(discrete Kirchhoff theory)三角殼元 素所疊加而成。為了本文的完整性,在本章將簡單描述文獻[24]中元 素變形的假設及內力、剛度矩陣的推導。文章中亦將簡單描述文獻[33] 中決定元素變形角的方法。

2.1 基本假設

在文獻[24]中對於非線性平面三角殼元素的推導,做以下的假設 (1)薄膜變形(membrane deformation)以及彎曲變形(bending deformation)之間無耦合作用。 (2) 殼元素的變形為小變形。

(3)在元素變形前,垂直於中心面的法向線段,在元素變形後,依 然保持直線,且沒有伸長及縮短,除了在元素三個頂點以及三個邊 的中央點外,該線段不必垂直於元素變形後的中心面。

2.2 座標系統

本文採用共旋轉法,為了描述系統的運動以及元素的變形,在圖 2.2 中本文定義了兩組座標系統

(1) 固定總體座標系統(global coordinate): X<sub>i</sub>(i = 1,2,3);結構體所有 結點的座標、增量位移、增量旋轉、結構的平衡方程式均在此座標系 統中定義。

(2) 元素座標系統(element coordinate):  $\bar{x}_i$  (i = 1,2,3); 此座標系統是

建立在每一殼元素變形後的最新位置上,其座標原點是在元素節 點1, $\bar{x}_1$ 軸即是元素節點1與元素節點2在元素平面上的連線, $\bar{x}_2$ 軸是在元素平面上垂直於 $\bar{x}_1$ 軸且朝著元素節點3的方向, $\bar{x}_3$ 軸則是 由 $\bar{x}_1$ 軸及 $\bar{x}_2$ 軸外積而得。元素變形、元素內力與元素剛度矩陣是在 此座標系統中定義,然後經由標準的座標轉換,將其轉換至總體座 標系統。本文中<sup>0</sup> $\bar{x}_i Q^I \bar{x}_i$  (i=1,2,3)表示初始未變形元素座標及在第 I個增量疊代收斂後的元素座標。

2.3 旋轉向量

本文中使用旋轉向量來表示一個有限旋轉,如圖 2.3 所示,一向量 R 受到一旋轉向量 Ø n 的作用而轉到一個新位置 R', R 與 R'之間的關係 可表示成[36]

$$\mathbf{R}' = \cos\phi \,\mathbf{R} + (1 - \cos\phi)(\mathbf{n} \cdot \mathbf{R})\mathbf{n} + \sin\phi(\mathbf{n} \times \mathbf{R})$$
(2.1)

其中 Ø 表繞旋轉軸的旋轉角, N 表旋轉軸的單位向量。

2.4 殼元素變形的描述

如圖 2.1 所示殼元素中心面上有三個節點,每個節點有 6 個自由度, 分別是  $\bar{x}_1 \cdot \bar{x}_2 \cdot \bar{x}_3$ 軸方向的位移 $u_j \cdot v_j \cdot w_j$ 以及繞 $\bar{x}_1 \cdot \bar{x}_2 \cdot \bar{x}_3$ 軸方 向的位移轉角 $\theta_{xj} \cdot \theta_{yj} \cdot \theta_{zj}$ 。本殼元素的變形分為薄膜變形(membrane deformation)與彎曲變形(bending deformation)兩種,假設元素的薄膜變 形與彎曲變形之間無耦合作用,所以元素的變形可由薄膜變形及彎曲 變形疊加而成。本元素的變形是由 CST (constant strain triangle)常應變 三角形元素[31]的薄膜變形及文獻[32]中的 DKT(discrete Kirchhoff theory)三角形殼元素的彎曲變形疊加而成。

在圖 2.1 中的元素節點位移 $u_j$ 與 $v_j$ (j=1,2,3)是 CST 元素節點位

移,而θ<sub>xj</sub>、θ<sub>yj</sub>以及w<sub>j</sub>(j=1,2,3)為在[32]中的DKT元素節點位移, θ<sub>zj</sub>是為了不使元素剛度內的面內旋轉剛度(in-plane rotational stiffness) 為0,而人為加上去的自由度。圖 2.4 中的元素是在[32]中所提出的 DKT元素,其節點1、節點2、節點3是元素的三個頂點,節點4、 節點5、節點6為元素的三個邊的中央點,這三個中央點的自由度僅 在元素推導的過程中暫時使用,在最後不會出現在元素的節點自由 度。在本文中以下的推導中,元素變形、元素內力以及元素剛度矩陣 都是定義在元素座標上。

2.4.1 常應變三角元素(CST)的變形描述

因為 CST 元素內的應變為常數,所以其位移場為線性位移場,其位 移場可表示成

$$u = a_1 + a_2 x + a_3 y$$

$$v = a_4 + a_5 x + a_6 y$$
(2.2)
(2.3)

其中u 跟v為在 $\bar{x}_1$ 軸與 $\bar{x}_2$ 軸方向的位移, x與y是元素內任意點變形前的座標值,  $a_i(i=1-6)$ 是未定常數。

由元素座標的定義可知,在元素座標中圖 2.1 的節點 1、節點 2、節 點 3 之變形前座標值可表示成(0,0)、( $x_2$ ,0)、( $x_3$ , $y_3$ ),令節點  $j \in \overline{x}_1$ 軸、 $\overline{x}_2$ 軸的位移分別是 $u_i$ , $v_i$  (j = 1, 2, 3)。

將三個節點的座標值及節點位移 $u_j$ , $v_j$  (j=1,2,3)代入(2.2)、(2.3) 可以得到

$$\begin{cases} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{cases} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 1 & x_2 & 0 \\ 1 & x_3 & y_3 \end{bmatrix} \begin{cases} a_1 \\ a_2 \\ a_3 \end{cases}$$
(2.4)

$$\begin{cases} v_1 \\ v_2 \\ v_3 \end{cases} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 1 & x_2 & 0 \\ 1 & x_3 & y_3 \end{bmatrix} \begin{cases} a_4 \\ a_5 \\ a_6 \end{cases}$$
(2.5)

由(2.4)、(2.5)式可將 $a_i$ (i=1-6)表示成 $u_i$ 及 $v_i$ 的函數,所以(2.2)、(2.3) 式可改寫成

$$\mathbf{u} = \mathbf{N}\mathbf{u}_m \tag{2.6}$$

$$\mathbf{u} = \{u, v\} \tag{2.7}$$

$$\mathbf{N} = \begin{bmatrix} N_1 & 0 & N_2 & 0 & N_3 & 0\\ 0 & N_1 & 0 & N_2 & 0 & N_3 \end{bmatrix}$$
(2.8)

$$\mathbf{u}_m = \{ u_1 \quad v_1 \quad u_2 \quad v_2 \quad u_3 \quad v_3 \}$$
(2.9)



依據本文中對元素座標的假設,元素座標原點是定義在節點1,元 素座標的 $\bar{x}_1$ 軸是定義在節點1與節點2的連線,如圖2.5所示,所以 (2.9)式的 $\mathbf{u}_m$ 中的 $u_1 = v_1 = v_2 = 0$ ,故(2.9)式可表示成

$$\mathbf{u}_m = \{ 0 \ 0 \ u_2 \ 0 \ u_3 \ v_3 \} \tag{2.11}$$

其中u<sub>2</sub>、u<sub>3</sub>、v<sub>3</sub>可由圖 2.5 中元素節點在變形前後的座標決定。

CST 元素的應變包含在 $\bar{x}_1$ 軸與 $\bar{x}_2$ 軸方向的應變 $\varepsilon_x$ 與 $\varepsilon_y$ 以及剪應變  $\gamma_{xy}$ ,因本文中假設元素的變形為小變形所以 $\varepsilon_x \cdot \varepsilon_y \cdot \gamma_{xy}$ 可表示成

$$\varepsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x}$$
,  $\varepsilon_y = \frac{\partial v}{\partial y}$ ,  $\gamma_{xy} = \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x}$  (2.12)

將(2.6)式代入(2.12)式得到

$$\boldsymbol{\varepsilon}_m = \mathbf{B}_m \mathbf{u}_m \tag{2.13}$$

$$\boldsymbol{\varepsilon}_m = \{ \boldsymbol{\varepsilon}_x \,, \, \boldsymbol{\varepsilon}_y \,, \, \boldsymbol{\gamma}_{xy} \} \tag{2.14}$$

2.4.2 DKT 元素的變形描述

本文中是採用在文獻[32]中提出的 DKT(discrete Kirchhoff theory)三 角板元素,在圖 2.6 中, n為殼元素中心面變形前的單位法線向量,  $n_d$ 為n在元素變形後的新位置,圖 2.6 中 $\theta$ 為一在 $\bar{x}_1 - \bar{x}_2$ 平面上的旋轉向 量,將 $\theta$ 作用在n可將n轉到 $n_d$ 。由 2.1 的假設(3)可知垂直於變形前 的元素中心面法線向量變形後仍為直線且長度不變,由假設(2)知變形 角為小角度,所以文獻[32]之 DKT 元素的位移場可表示成

 $u = z\theta_y(x, y)$   $v = -z\theta_x(x, y)$  w = w(x, y) (2.16) 其中x、y、z為元素上任一點分別在 $\bar{x}_1$ 、 $\bar{x}_2$ 、 $\bar{x}_3$ 軸的座標值, $\theta_y$ 是 $\theta$ 在 $\bar{x}_2$ 軸方向的分量, $\theta_x$ 是 $\theta$ 在 $\bar{x}_1$ 軸方向的分量,u是在 $\bar{x}_1$ 軸方向的位 移,v是在 $\bar{x}_2$ 軸方向的位移,w是在 $\bar{x}_3$ 軸方向位移。當  $|\theta| \ll 1$ 時, $\theta_y$  與 $\theta_r$ 可視為法向量**n**繞 $\overline{x}_2$ 軸及 $\overline{x}_1$ 軸的轉角。

DKT 元素變形包含彎曲應變(bending strain) $\varepsilon_x \cdot \varepsilon_y$ 與剪應變 $\gamma_{xy}$ 以 及橫向剪應變(transverse shear strain) $\gamma_{xz} \cdot \gamma_{yz}$ 。

因本文假設元素的變形為小變形, $\varepsilon_x \times \varepsilon_y$ 和 $\gamma_{xy}$ 可表示成(2.12)式,  $\gamma_{xz} \times \gamma_{yz}$ 可表示成

$$\gamma_{xz} = \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} \quad , \quad \gamma_{yz} = \frac{\partial w}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial z}$$
 (2.17)

將(2.16)式代入(2.12)式可得

$$\mathbf{\varepsilon}_b = \mathbf{z}\mathbf{\kappa} \tag{2.18}$$

$$\boldsymbol{\varepsilon}_b = \{ \boldsymbol{\varepsilon}_x \,, \, \boldsymbol{\varepsilon}_y \,, \, \boldsymbol{\gamma}_{xy} \} \tag{2.19}$$

$$\boldsymbol{\kappa} = \{ \boldsymbol{\theta}_{y,x} \ , \ -\boldsymbol{\theta}_{x,y} \ , \ \boldsymbol{\theta}_{y,y} - \boldsymbol{\theta}_{x,x} \}$$
(2.20)

將(2.16)式代入(2.17)式可得 ES

$$\gamma = \{\gamma_{xz}, \gamma_{yz}\} = \{w_{,x} + \theta_{y}, w_{,y} - \theta_{x}\}$$
(2.21)

由(2.16)可知 $w \times \theta_y \times \theta_x 與 \overline{x_3} 無關, 所以可由(2.21)式可知橫向剪應$ 變在厚度方向為常數。

本文中稱圖 2.4 中沿著元素邊緣方向 s 為切線方向, 而垂直於元素邊緣方向 n 為法線方向。

在[32]中對於其所提出的 DKT 元素做了下列的假設 (1)  $\theta_v \cdot \theta_x$ 在元素內為二次變化,也就是

$$\theta_y = \sum_{i=1}^6 N_i \theta_{yi} \quad , \quad \theta_x = -\sum_{i=1}^6 N_i \theta_{xi} \tag{2.22}$$

其中 $\theta_{yi}$ 、 $\theta_{xi}$ 是 $\theta_{y}$ 、 $\theta_{x}$ 在圖 2.4 中節點i的節點值,  $N_{i}(i=1-6)$ 為形狀 函數[32], 其表示式詳見附錄 A。

(2) 元素的頂點以及三個邊的中央點可滿足克希霍夫板理(Kirchhoff plate theory)的假設,即

(a) 在頂點

$$\gamma_{xzi} = w_{,xi} + \theta_{yi} = 0$$
  $i = 1, 2, 3$  (2.23a)

$$\gamma_{yzi} = w_{,yi} - \theta_{xi} = 0$$
  $i = 1, 2, 3$  (2.23b)

其中 $\gamma_{xzi}$ 、 $\gamma_{yzi}$ 、 $w_{xi}$ 、 $w_{yi}$ 、 $\theta_{yi}$ 、 $\theta_{xi}$ 分別是 $\gamma_{xz}$ 、 $\gamma_{yz}$ 、 $w_x = (\frac{\partial w}{\partial x})$ 、  $w_y = (\frac{\partial w}{\partial y})$ 、 $\theta_y$ 、 $\theta_x$ 在節點*i*的值。

### (b) 在三個邊的中央點

$$-\theta_{nk} + w_{,sk} = 0 \qquad k = 4, 5, 6 \qquad (2.24a)$$

$$\theta_{sk} + w_{,nk} = 0$$
  $k = 4, 5, 6$  (2.24b)

其中θ<sub>nk</sub>、θ<sub>sk</sub>分別是θ<sub>n</sub>、θ<sub>s</sub>在節點k的值,θ<sub>n</sub>與θ<sub>s</sub>分別是θ在n與s方 向的分量,w<sub>,sk</sub>、w<sub>,nk</sub>分別是w<sub>,s</sub>(= $\frac{\partial w}{\partial s}$ )、w<sub>,n</sub>(= $\frac{\partial w}{\partial n}$ )在節點k的值。 (3) w在元素邊緣的方向上是呈現三次變化,也就是 w<sub>,sk</sub> =  $-\frac{3}{2l_{ij}}w_i - \frac{1}{4}w_{,si} + \frac{3}{2l_{ij}}w_j - \frac{1}{4}w_{,sj}$  (2.25)

其中 $w_i$ 、 $w_j$ 是w在節點i及j的值, $w_{,sk}$ 是 $w_{,s}$ 在節點k的值,k=4,5,6分別為邊 23、邊 31、邊 12的中點,ij邊為節點i與節點j之間的邊 (見圖 2.4),其中i=1-3, j=1-3且 $i \neq j$ 。

(4) θ。在元素邊緣是呈現線性變化,即

$$\theta_{sk} = \frac{1}{2} (\theta_{si} + \theta_{sj}) \tag{2.26}$$

其中 $\theta_{sk}$ 、 $\theta_{si}$ 、 $\theta_{sj}$ 分別是 $\theta_s$ 在節點k、i、j之值, $\theta_s$ 是 $\theta$ 在s方向的 分量,在圖 2.4 中節點k=4,5,6分別為邊 23、邊 31、邊 12 的中點。

在圖 2.4 中元素三個邊上的 $\theta_y \cdot \theta_x 與 \theta_s \cdot \theta_n$ 之幾何轉換關係可表示成

$$\begin{cases} \theta_x \\ \theta_y \end{cases} = \begin{bmatrix} c & -s \\ s & c \end{bmatrix} \begin{cases} \theta_n \\ \theta_s \end{cases}$$
 (2.27)

w,x、w,y與w,s、w,n的幾何轉換關係為

$$\begin{cases} w_{,x} \\ w_{,y} \end{cases} = \begin{bmatrix} c & -s \\ s & c \end{bmatrix} \begin{cases} w_{,n} \\ w_{,s} \end{cases}$$
(2.28)

其中 $c = \cos \alpha_{ij}$ 、 $s = \sin \alpha_{ij}$ ,  $\alpha_{ij}$ 為元素的邊ij上的法線 $n_{ij}$ 與 $\bar{x}_1$ 軸的夾角, 見圖 2.4。

由(2.23)-(2.28)式可以把(2.22)式表示成[32]

$$\theta_{y} = \mathbf{H}_{x}^{T}(\xi, \eta)\mathbf{u}_{b}$$

$$\theta_{x} = -\mathbf{H}_{y}^{T}(\xi, \eta)\mathbf{u}_{b}$$
(2.29)

$$\mathbf{u}_{b} = \left\{ w_{1} \ \theta_{x1} \ \theta_{y1} \ w_{2} \ \theta_{x2} \ \theta_{y2} \ w_{3} \ \theta_{x3} \ \theta_{y3} \right\}$$
(2.30)

其中 $\mathbf{u}_b$ 為 DKT 元素的節點位移, $\mathbf{H}_x$ 與 $\mathbf{H}_y$ 是對應於元素節點位移的 新形狀函數,其表示式詳見附錄A, $\boldsymbol{\xi}$ 與 $\eta$ 是元素內任一點在元素自 然座標[32]的座標值,其中 $1 \leq \boldsymbol{\xi} \leq \mathbf{0} \cdot 1 \leq \eta \leq \mathbf{0}$ 。

將(2.29)式代入(2.20)式可以得到

$$\mathbf{\kappa} = \mathbf{B}_b \mathbf{u}_b \tag{2.31}$$

其中 $\mathbf{B}_b$ 為 DKT 元素的位移-應變轉換矩陣,表示式為

$$\mathbf{B}_{b}(\xi,\eta) = \frac{1}{2A} \begin{bmatrix} y_{3}\mathbf{H}_{x,\xi}^{T} \\ -x_{3}\mathbf{H}_{y,\xi}^{T} + x_{2}\mathbf{H}_{y,\eta}^{T} \\ -x_{3}\mathbf{H}_{x,\xi}^{T} + x_{2}\mathbf{H}_{x,\eta}^{T} + y_{3}\mathbf{H}_{y,\xi}^{T} \end{bmatrix}$$
(2.32)

其中 $A = \frac{x_2 y_3}{2}$ , A為三角形面積。

2.5 元素內力與元素剛度矩陣

本文中殼元素的節點內力是由 CST 及 DKT 元素的節點內力組成而成,元素剛度矩陣是由 CST 元素剛度矩陣k<sub>m</sub>、DKT 元素剛度矩陣k<sub>b</sub> 以及面內旋轉剛度k<sub>b</sub>,所疊加而成。本文中k<sub>b</sub>的值是取k<sub>b</sub>之對角線元 素的絕對值中的最小值。本節中將用虛功原理推導 CST 元素及 DKT 元素的節點內力及剛度矩陣。

在平面應力狀態,等向性線彈性材料的應變與應力關係為

 $\boldsymbol{\sigma} = \mathbf{E} \boldsymbol{\varepsilon} \quad , \tag{2.33}$ 

$$\boldsymbol{\sigma} = \{ \boldsymbol{\sigma}_{x} , \boldsymbol{\sigma}_{y} , \boldsymbol{\tau}_{xy} \}$$
$$\boldsymbol{\varepsilon} = \{ \boldsymbol{\varepsilon}_{x} , \boldsymbol{\varepsilon}_{y} , \boldsymbol{\gamma}_{xy} \}$$
(2.34)

$$\mathbf{E} = \frac{E}{1 - v^2} \begin{bmatrix} 1 & v & 0 \\ v & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1 - v}{2} \end{bmatrix}$$

$$\tau_{yz} = G\gamma_{yz}$$

$$\tau_{xz} = G\gamma_{xz}$$
(2.35)
(2.35)

其中E是楊氏模數(Young's module),  $\nu$ 是蒲松比(Poisson ratio), G為 剪力模數, (2.33)式之 $\varepsilon$ 可以是(2.14)式中的 $\varepsilon_m$ 及(2.19)式中的 $\varepsilon_b$ 。

2.5.1 CST 元素之節點內力與剛度矩陣

將(2.33)式代入(2.13)式可得

$$\boldsymbol{\sigma}_m = \mathbf{E} \mathbf{B}_m \mathbf{u}_m \tag{2.37}$$

由虚功原理可得

$$\delta \mathbf{u}_{m}^{t} \mathbf{f}_{m} = \int_{V} \delta \boldsymbol{\varepsilon}_{m}^{t} \boldsymbol{\sigma}_{m} dV$$

$$\mathbf{f}_{m} = \{ \mathbf{f}_{m1} \ \mathbf{f}_{m2} \ \mathbf{f}_{m3} \}$$

$$(2.38)$$

 $\mathbf{f}_{mj} = \{ f_{xj} \ f_{yj} \} \qquad j = 1, 2, 3$ (2.39)其中 $\mathbf{f}_m$ 是 CST 元素對應於 $\delta \mathbf{u}_m$ 的節點內力, V 是元素的體積,  $\mathbf{u}_m$ 定 義於(2.11)式。

將(2.13)式、(2.37)式代入(2.38)式可得

$$\delta \mathbf{u}_m^t \mathbf{f}_m = \delta \mathbf{u}_m^t \int_V \mathbf{B}_m^t \mathbf{E} \mathbf{B}_m \mathbf{u}_m dV$$
(2.40)

由(2.40)式可得

$$\mathbf{f}_m = \mathbf{k}_m \mathbf{u}_m \tag{2.41}$$

$$\mathbf{k}_m = \int_V \mathbf{B}_m^t \mathbf{E} \mathbf{B}_m dV \tag{2.42}$$

其中 $\mathbf{k}_m$ 是 CST 元素的剛度矩陣,而 $\mathbf{k}_m$ 的表示式詳見附錄 B。

2.5.2 DKT 元素的節點內力及剛度矩陣  
將(2.18)式、(2.31)式代入(2.33)式可得  
$$\sigma_b = z EB_b u_b$$
 (2.43)

在薄殼中剪應力T<sub>vz</sub>與T<sub>xz</sub>所做的虛功可以忽略,所以本文中用虛功 原理推導 DKT 元素的節點內力時僅考慮 $\sigma_x$ 、 $\sigma_y$ 及 $\tau_{xy}$ 所做的虛功。 由虚功原理可得

$$\delta \mathbf{u}_b^t \mathbf{f}_b = \int_V \delta \boldsymbol{\varepsilon}_b^t \boldsymbol{\sigma}_b dV$$

(2.44)

其

$$f_{b} = \{f_{b1} \ f_{b2} \ f_{b3}\}$$

$$f_{bj} = \{f_{zj} \ m_{xj} \ m_{yj}\} \qquad j = 1, 2, 3$$
(2.45)
  
其中  $f_{b}$  是 DKT 元素對應於  $\delta u_{b}$  的節點內力,  $u_{b}$  定義於(2.30)式, V 為
DKT 元素的體積。

將(2.18)式、(2.31)式、(2.43)式代入(2.44)式可得

 $\delta \mathbf{u}_b^t \mathbf{f}_b = \delta \mathbf{u}_b^t \int_A \int z \mathbf{B}_b^t z \mathbf{E} \mathbf{B}_b \mathbf{u}_b dz dA$ 

$$= \delta \mathbf{u}_b^t \int_A \mathbf{B}_b^t \mathbf{D}_b \mathbf{B}_b \mathbf{u}_b dA \tag{2.46}$$

其中

$$\mathbf{D}_{b} = \int_{-0.5h}^{0.5h} \mathbf{E} \ z^{2} \ dz = \frac{Eh^{3}}{12(1-\nu^{2})} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-\nu}{2} \end{bmatrix}$$
(2.47)

其中h為板元素厚度。

由(2.46)式可得[32]

$$\mathbf{f}_b = \mathbf{k}_b \mathbf{u}_b \tag{2.48}$$

$$\mathbf{k}_{b} = 2A \int_{0}^{1} \int_{0}^{1-\eta} \mathbf{B}_{b}^{t} \mathbf{D}_{b} \mathbf{B}_{b} \, d\xi d\eta \qquad (2.49)$$

其中 $\mathbf{k}_b$ 是 DKT 元素剛度矩陣。

2.6 元素幾何剛度矩陣

元素的幾何剛度對平衡迭代時的收斂速度有很大的影響,為了改善 收斂速度,本文中在平衡迭代的過程中將元素幾何剛度矩陣加入元素 剛度矩陣中。本文中採用文獻[24]中的元素幾何剛度,其表示式為

$$\mathbf{k}_{g} = \int_{A} \mathbf{B}_{g}^{t} \mathbf{N} \mathbf{B}_{g} dA \tag{2.50}$$

其中

$$\mathbf{B}_{g} = \frac{1}{2A} \begin{bmatrix} -y_{3} & 0 & 0 & y_{3} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ x_{32} & 0 & 0 & -x_{3} & 0 & 0 & x_{2} & 0 & 0 \\ 0 & -y_{3} & 0 & 0 & y_{3} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & x_{32} & 0 & 0 & -x_{3} & 0 & 0 & x_{2} & 0 \\ 0 & 0 & -y_{3} & 0 & 0 & y_{3} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & x_{32} & 0 & 0 & -x_{3} & 0 & 0 & x_{2} \end{bmatrix}$$
$$\mathbf{N} = \begin{bmatrix} \mathbf{N}^{*} & \\ & \mathbf{N}^{*} \\ & & \mathbf{N}^{*} \end{bmatrix}$$

其中

$$x_{32} = x_3 - x_2$$
$$\mathbf{N}^* = \begin{bmatrix} \overline{\mathbf{N}}_1 & \overline{\mathbf{N}}_{12} \\ \overline{\mathbf{N}}_{12} & \overline{\mathbf{N}}_2 \end{bmatrix}$$
$$\overline{\mathbf{N}} = h\mathbf{E}\mathbf{B}_m\mathbf{u}_m$$

其中h為板元素厚度, E定義於(2.36)式, B<sub>m</sub>定義於(2.15)式, u<sub>m</sub>定 義於(2.9)式。

(2.50)式為一近似的幾何剛度矩陣,僅考慮面內應力σ<sub>x</sub>、σ<sub>y</sub>以及τ<sub>xy</sub> 在剛體運動時的效應。由本文分析的例題可發現將k<sub>g</sub>加入剛度矩陣可 以加速平衡迭代的收斂速率。

2.7 元素變形角的描述

本文中採用文獻[33]中的兩階段旋轉法來決定元素的剛體旋轉及節 點在元素座標的變形位移與轉角。假設第1個位置已知,此處所謂的第 I個位置,是指第1個增量疊代收斂後的平衡位置。<sup>1</sup>x<sub>i</sub>(i=1,2,3)為元 $素在第1個位置元素座標,<sup>1</sup>X<sub>j</sub>、<math>\Delta U_j \mathcal{D} \Delta \Phi_j$ (j=1,2,3)分別是元素 節點 j在總體座標中第1個位置的位置向量、增量位移向量,及增量旋 轉向量,節點 j當前的座標 $X_j$ (j=1,2,3)可由<sup>1</sup>X<sub>j</sub>加上 $\Delta U_j$ 得到。由  $X_j$ 可以利用元素座標定義求出當前的元素座標 $\overline{x}_i$ (i=1,2,3),本文中 稱元素從<sup>1</sup> $\overline{x}_i$ 到 $\overline{x}_i$ 的運動為對應於 $\Delta U_j$ 、 $\Delta \Phi_j$ (j=1,2,3)之剛體運動, 本文中假設該剛體運動是由以下三個步驟達成的。

(1)  $\Delta U_1$ 造成的位移:元素座標<sup>1</sup> $\bar{x}_i$ 的原點受到 $\Delta U_1$ 的作用移動到元 素座標 $\bar{x}_i$ 的原點,如圖 2.7(a),其中 $\Delta U_1$ 是作用在元素節點1的元素 節點增量位移向量。 (2) 旋轉向量 $\alpha$ 造成的面外旋轉(out-of plane rotation):在圖 2.7(a)中可 以看到元素的<sup>*I*</sup> $\bar{x}_i$  (*i*=1,2,3)軸因為受到在 $\bar{x}_1 - \bar{x}_2$ 平面的旋轉向量 $\alpha$ 作用而旋轉,其中<sup>*I*</sup> $\bar{x}_3$ 軸旋轉到 $\bar{x}_3$ 軸處並且與之重疊, $\alpha$ 的表示式為

$$\boldsymbol{\alpha} = \cos^{-1} ({}^{I} \mathbf{e}_{3} \cdot \mathbf{e}_{3}) \frac{{}^{I} \mathbf{e}_{3} \times \mathbf{e}_{3}}{\left\| {}^{I} \mathbf{e}_{3} \times \mathbf{e}_{3} \right\|}$$
(2.51)

其中<sup>I</sup> $\mathbf{e}_3$ 與 $\mathbf{e}_3$ 分別是<sup>I</sup> $\overline{x}_3$ 軸與 $\overline{x}_3$ 軸上的單位向量。

因為旋轉向量 $\mathfrak{a}$ 造成的運動是朝遠離 $\overline{x}_1 - \overline{x}_2$ 平面方向,所以 $\mathfrak{a}$ 所造成的旋轉稱為面外旋轉。

(3) 旋轉向量  $\beta$  造成的面內旋轉(in-plane roration):元素的<sup>1</sup> $\bar{x}_i$  軸因為受 到在 $\bar{x}_1 - \bar{x}_2$ 平面的旋轉向量  $\alpha$  作用而旋轉到 $\bar{x}'_i$  (i = 1, 2, 3) 軸,由圖 2.7(b)可知 $\bar{x}'_3$ 軸與 $\bar{x}_3$ 軸重疊,而 $\bar{x}'_i$  軸受到旋轉向量  $\beta$  作用轉到 $\bar{x}_i$  軸,旋 轉向量  $\beta$  的表示式為

$$\boldsymbol{\beta} = \cos^{-1}(\mathbf{e}_1' \cdot \mathbf{e}_1)\mathbf{e}_3 \tag{2.52}$$

其中 $\mathbf{e}_1'$ 、 $\mathbf{e}_1$ 、 $\mathbf{e}_3$ 分別是 $\overline{x}_1'$ 、 $\overline{x}_1$ 、 $\overline{x}_3$ 軸方向的單位向量。

因為旋轉向量 $\beta$ 造成的運動的方向是平行於 $\bar{x}_1 - \bar{x}_2$ 平面,所以 $\beta$ 所造成的旋轉稱為面內旋轉。

本文使用文獻[33]提出的直接法(direct method)來計算對應於 $\Delta U_j$ 及  $\Delta \Phi_i(j=1,2,3)$ 的元素變形角。

在文獻[33]所提出的直接法可以分成以下四個步驟。

(1)  $\Delta U_1$ 造成的剛體移動: 整個元素因為 $\Delta U_1$ 而移動,其中 $\Delta U_1$ 是 作用在元素節點1的元素節點增量位移向量。

(2) 旋轉向量 $\alpha$ 造成的剛體旋轉:旋轉向量 $\alpha$ (2.51 式)通過元素節點1 使得整個元素除了 $^{I}n_{dj}$ 之外由 $^{I}\bar{x}_{i}$  (i=1,2,3)座標轉到 $\bar{x}'_{i}$  (i=1,2,3) 座標,其中 $^{I}n_{dj}$ 是在垂直於在第I次疊代收斂後位在元素節點j的變形 後元素中心面的法線向量。

(3)  $\Delta \Phi_{tj}$ 造成  $^{I}\mathbf{n}_{dj}$ 的有限旋轉:法線向量  $^{I}\mathbf{n}_{dj}$ 受到  $\Delta \Phi_{tj}$ 作用而旋轉 到新位置 $\mathbf{n}'_{dj}$ ,如圖 2.8 所示。其中  $\Delta \Phi_{tj}$ 是增量旋轉位移向量  $\Delta \Phi_{j}$ 在  $\overline{x}'_{1} - \overline{x}'_{2}$ 平面的投影向量。

(4) 旋轉向量β造成的剛體旋轉:旋轉向量β (2.52式)通過元素節點1 使得整個元素包括n'u及n'dj旋轉到最後的位置nu及ndj,其中n'u是<sup>I</sup>nu 受到α作用後的新位置,<sup>I</sup>nu是在第I次疊代收斂後,垂直於未變形的 元素中心面的法線向量,nu是當前垂直於未變形元素中心面的法線向 量。

令 $\overline{\mathbf{n}}_{u}$ 及 $\overline{\mathbf{n}}_{dj}$ 為將 $\mathbf{n}_{u}$ 與 $\mathbf{n}_{dj}$ 表示成在當前的元素座標 $\overline{x}_{i}$  (*i*=1,2,3)軸 分量的向量,則元素變形角 $\overline{\mathbf{0}}_{i}$ 可表示成

$$\overline{\mathbf{\theta}}_{j} = \begin{cases} \overline{\theta}_{1j} \\ \overline{\theta}_{2j} \\ 0 \end{cases} = \cos^{-1}(\overline{\mathbf{n}}_{u} \cdot \overline{\mathbf{n}}_{dj}) \frac{\overline{\mathbf{n}}_{u} \times \overline{\mathbf{n}}_{dj}}{\left\|\overline{\mathbf{n}}_{u} \times \overline{\mathbf{n}}_{dj}\right\|}$$
(2.53)

2.8 系統的平衡方程式與收斂準則

結構系統受位移負荷時,其平衡方程式可以表示為

$$\Psi = \mathbf{F}(\mathbf{Q}, \lambda \mathbf{Q}_{P}) = \mathbf{0} \tag{2.54}$$

其中Ψ為系統不平衡力向量,F為系統節點內力,Q為系統位移向量, λ為負荷參數,Q<sub>P</sub>為參考位移負荷向量。F可由(2.39)與(2.45)式的元 素節點力,用標準的座標轉換,轉換到對應總體座標後再組合而成。

本文以不平衡力¥的weighted Euclidean norm 作為迭代時的誤差度 量,而且收斂準則表示為

$$e = \frac{\|\mathbf{\Psi}\|}{\|\mathbf{F}_e\|} \le e_{tol} \tag{2.55}$$

其中 $\mathbf{F}_e$ 為對應於位移負荷的系統節點反力向量。 $e_{tol}$ 為一給定之容許誤差值。



### 第三章 數值計算方法與程序

本文解非線性平衡方程式(2.54)式的數值計算方法是採用文獻[25] 中所提出基於牛頓-拉福森(Newton-Raphson)法和弧長控制(arc length control)法的增量疊代法。為了文章的完整性,本章中將簡單介紹文獻 [25]中提出的數值計算的方法與程序。

3.1 增量迭代法

在增量迭代法中,若第 I 個增量的平衡位置為已知,令其位移向量為 $Q_I$ 、負荷參數為 $\lambda_I$ ,則第 I+1 個增量的初始增量位移向量 $\Delta Q$ ,可利用尤拉預測值(Euler predictor)求得[34]

$$\Delta \mathbf{Q} = \Delta \lambda \mathbf{r}_{T} , \qquad (3.1)$$

$$\mathbf{r}_{T} = -(\mathbf{K}_{T}^{I})^{-1} \mathbf{F}_{P} , \qquad (3.2)$$

$$\mathbf{F}_{P} = \frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \lambda} , \qquad (3.3)$$

其中 $K_T^I$ 為在第I個平衡位置的系統切線剛度矩陣, $\Delta\lambda$ 為初始增量負荷參數, F為(2.54)式中的系統節點內力, F<sub>P</sub>之計算方法可說明如下:

因式(3.3)中的系統節點內力F是由在總體座標中的元素節點內力 f<sup>G</sup>組合而成,因此,F<sub>p</sub>亦可由

$$\mathbf{f}_{P}^{G} = \frac{\partial \mathbf{f}^{G}}{\partial \lambda} \quad , \tag{3.4}$$

組合而成; (3.4)式中之 $\frac{\partial \mathbf{f}^{G}}{\partial \lambda}$ 可表示成

$$\frac{\partial \mathbf{f}^{G}}{\partial \lambda} = \frac{\partial \mathbf{f}^{G}}{\partial \mathbf{r}^{G}} \frac{\partial \mathbf{r}^{G}}{\partial \lambda} = \mathbf{k}^{G} \mathbf{r}_{P}^{G}$$
(3.5)

$$\mathbf{k}^{G} = \frac{\partial \mathbf{f}^{G}}{\partial \mathbf{r}^{G}} \tag{3.6}$$

$$\mathbf{r}_{P}^{G} = \frac{\partial \mathbf{r}^{G}}{\partial \lambda}$$
(3.7)

其中,k<sup>G</sup>為在總體座標上的元素剛度矩陣,k<sup>G</sup>是由在元素座標中的 元素剛度矩陣經標準轉換得到,r<sup>G</sup>為元素的節點參考位移負荷,可以 由系統參考位移負荷Qp萃取而得到。

(3.1)式中的 △ λ 可利用下式求出[35]

$$\Delta \lambda = \pm \Delta l / \left( \mathbf{r}_T^t \mathbf{r}_T \right)^{1/2} , \qquad (3.8)$$

其中正負符號之決定方法如下:若第I-1與I個增量收斂時,其系統切線剛度矩陣之行列式值同號,則Δλ的正負符號和第I個增量時相同; 若異號則符號相反。ΔI表示第I+1個增量的增量弧長,其值可以如下 決定[35]

$$\Delta l = \Delta l_I \left( J_D / J_I \right)^{1/2} , \qquad (3.9)$$

其中 $J_D$ 為給定的期望迭代次數, $J_I$ 為第I個增量迭代至平衡所使用的迭代次數, $\Delta l_I$ 為第I個增量的增量弧長。

本文中第一個增量的增量弧長△11是由下式決定

$$\Delta l_1 = \frac{\mathbf{R}_{\max} \| \mathbf{R}_0 \|}{\mathbf{I}_{\max} | \mathbf{r}_c |} , \qquad (3.10)$$

上式中 $\mathbf{R}_{\text{max}}$ 為給定的參考自由度之最大位移量, $\mathbf{R}_{0}$ 為 $\lambda = 0$ 時(3.2)式 中之 $\mathbf{r}_{T}$ ,  $\|\mathbf{R}_{0}\|$ 為 $\mathbf{R}_{0}$ 的 Euclidean norm,  $\mathbf{I}_{\text{max}}$ 為給定之最大增量次數,  $|\mathbf{r}_{c}|$ 為 $\mathbf{R}_{0}$ 在參考自由度的分量之絕對值。

當增量位移向量 AQ 及增量位移負荷參數 AA 已知時,則可進行以下

的平衡迭代:由 $Q_{I+1} = Q_I + \Delta Q$ ,  $\lambda_{I+1} = \lambda_I + \Delta \lambda$ , 參考位移負荷向量  $Q_P \mathcal{Q}$  2.4 節與 2.6 節的方法,則可以求得系統中各殼元素在當前的元 素座標、節點變形位移、節點變形角。再利用 2.5 節的方法,求得在 當前元素座標上的節點內力及剛度矩陣再由標準轉換轉到總體座標的 節點內力及剛度矩陣。由(2.54)式此時之不平衡力可表示成

$$_{I+1} = \mathbf{F} \left( \mathbf{Q}_{I+1}, \lambda_{I+1} \mathbf{Q}_P \right) , \qquad (3.11)$$

將(2.54)式在 $\lambda = \lambda_{I+1}$ , **Q** = **Q**<sub>I+1</sub>時用泰勒展開式展開為

$$\Psi = \Psi_{I+1} + \frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \mathbf{Q}} \partial \mathbf{Q} + \frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \lambda} \delta \lambda + (二次以上高次項)$$
$$= \Psi_{I+1} + \mathbf{K}_T \mathbf{r} + \delta \lambda \mathbf{F}_P + (二次以上高次項)$$
(3.12)

其中, $\mathbf{K}_T = \frac{\partial \mathbf{F}}{\partial \mathbf{Q}}$ 為系統切線剛度矩陣, $\mathbf{r} = \partial \mathbf{Q}$ 為增量位移修正量, $\mathbf{F}_p$ 在(3.3)式中已定義,在此我們必須注意 $\mathbf{F}_p$ 在每一次迭代後都要重新計算。

。 依牛頓法,忽略(3.12)式中二次以上高次項,可得到位移修正量

$$\mathbf{r} = -\mathbf{K}_T^{-1}(\boldsymbol{\Psi}_{I+1} + \delta\lambda\mathbf{F}_P) = \mathbf{r}_0 + \delta\lambda\mathbf{r}_T \quad , \tag{3.13}$$

其中,  $\mathbf{r}_0 = -\mathbf{K}_T^{-1} \Psi_{I+1}$ ,  $\mathbf{r}_T \Delta(3.2)$ 式中已定義。

(3.13)式中的位移負荷參數修正量δλ有很多不同的決定方法[37],如 Crisfield 在文獻[35]所提出的定弧長控制法及 Fried 在文獻[38]提出的 正交軌線法,本文是使用 Crisfield[35]提出的定弧長控制法決定δλ, 並將在 3.2 節中介紹。

將求得之位移負荷參數修正量δλ及增量位移修正量r加入上次迭代 之Δλ與ΔQ中,可得到一新的增量位移向量與增量位移負荷參數,再 進行下一次迭代。以上之迭代過程一直重複至(3.11)式中的不平衡力滿 足(2.55)式的收斂準則為止。 3.2 弧長控制法

(3.13)式中的位移負荷參數修正量 $\delta\lambda$ 可利用文獻[35]中 Crisfield 所 提出的定弧長控制法決定,其方法使在每一個增量中固定其增量位移 的 Euclidean norm 為一定值 $\Delta l$ 。由新的增量位移向量為 $(\Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r})$ 可得

$$\Delta l^{2} = \left( \Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}_{0} + \delta \lambda \mathbf{r}_{T} \right)^{t} \left( \Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}_{0} + \delta \lambda \mathbf{r}_{T} \right) , \qquad (3.14)$$

上式經過整理後可以得到成的二次方程式

$$a_1 \delta \lambda^2 + a_2 \delta \lambda + a_3 = 0 , \qquad (3.15)$$

其中

$$a_{1} = \mathbf{r}_{T}^{t} \mathbf{r}_{T} ,$$

$$a_{2} = 2(\Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}_{0})^{t} \mathbf{r}_{T} ,$$

$$a_{3} = (\Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}_{0})^{t} (\Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}_{0}) - \Delta l^{2} ,$$

當(3.15)式的解為兩實根 $\delta \lambda_1$ ,  $\delta \lambda_2$ 時,本文中取兩根中能使新的增量位移( $\Delta \mathbf{Q} + \mathbf{r}$ )與前次迭代增量位移  $\Delta \mathbf{Q}$  間的內積(inner product)較大者為 $\delta \lambda$ 。當(3.15)式無實根時,則把(3.9)式之 $\Delta l$ 減小,重做第 I+1 個增量。

3.3 數值程序

本文使用的增量迭代法之數值程序可以分為三個主要部分

1. 輸入與計算開始分析所需的資料

(a) 輸入結構與負荷資料。

(b) 選擇一個參考自由度,並給定期望此自由度達到的最大位移。

(c) 給定最大增量數、每個增量期望的迭代數與最大的迭代數、收 斂時的容許誤差。 (d) 形成剛度矩陣並求得(3.10)式中的 $\mathbf{R}_0$ 。

(e)利用(3.1)-(3.3)式、(3.9)式與(3.10)式計算第一次增量的增量弧 長、增量負荷參數與初始增量位移。

2. 使用迭代法求增量的收敛解

(a)利用已知的增量位移求得目前元素的變形,並以(2.39)、(2.45)式計算元素節點內力。

(b) 計算(2.54)式的不平衡力Ψ。

(c) 檢查(2.55)式的收斂準則,若滿足,則進行(e);否則檢查迭代數, 如果小於給定之最大迭代數,則進行(d);否則減少增量弧長並以 (3.1)-(3.3)式與(3.9)式計算新的增量位移與增量負荷,回到步驟(a)重新 此增量。

(d) 以(3.13)式與 3.1 節的方法計算增量位移修正量與增量負荷參數 修正量,然後回到步驟(a)。

3. 計算下一次增量所需的資料 1896

(a) 檢查參考自由度的位移或已進行的增量次數是否已達給定值。若已達到給定值則停止分析工作;否則進行下一步工作。

(b) 計算(3.12)式中的切線剛度矩陣與**F**<sub>p</sub>。

(c) 以(3.1)-(3.3)式與(3.8)-(3.9)式計算下一次增量的增量位移、增量弧長與增量負荷參數。

(d) 回到第二部份執行迭代工作。

#### 第四章 數值例題與結果

在本章中,將以第二章之梁元素及第三章所提的幾何非線性分析之 數值程序與方法,探討不同的板殼結構在位移負荷作用下的非線性行 為,並說明本文數值方法與程式之可行性與正確性。

例題一: 鉸接球殼受到不同位移負荷作用

圖 4.1 所示為本例題分析之 Hinged spherical shell 的結構圖及其所受 之位移負荷的示意圖,該結構四周為鉸接,圖 4.1(b)中的 d=159.75 mm。本例題考慮的位移負荷有下列五種情形: (Case 1) E 點受一向下(-Z方向)的位移負荷 $\lambda_{\rm E}$ 作用,其中 $\lambda_{\rm E} = \lambda$ (mm),  $\lambda$ 是負 荷參數(loading parameter), (Case 2) B 點、E 點受一向下(-Z方向)的位 移負荷 $\lambda_{\rm B}$ ,  $\lambda_{\rm E}$ 作用, 其中 $\lambda_{\rm E} = \lambda$  (mm)  $\lambda_{\rm B} = 0.5\lambda$  (mm), (Case 3) B 點、 E 點受一向下(-Z方向)的位移負荷 AB, AE 作用,其中  $\lambda_{\rm E} = \lambda_{\rm B} = \lambda \,({\rm mm}) \,, \, ({\rm Case}\; 4) \, {\rm A} \, {\rm m} \,, {\rm B} \, {\rm m} \,, {\rm C} \, {\rm m} \, {\rm m} \, {\rm e} - \, {\rm o} \, {\rm F}(-{\rm Z} \, {\rm f} \, {\rm o}) \, {\rm o} \, {\rm d}$ 移負荷 $\lambda_A$ ,  $\lambda_B$ ,  $\lambda_C$ 作用, 其中 $\lambda_A = \lambda_B = \lambda_C = \lambda$  (mm), (Case 5) A 點、 B 點、F 點受一向下(-Z方向)的位移負荷 $\lambda_A$ ,  $\lambda_B$ ,  $\lambda_F$ 作用, 其中  $\lambda_A = \lambda_B = \lambda_F = \lambda \text{ (mm)}$ 。本例題的 Case 1 與文獻[33]中在相同殼結構 之 E 點施加向下的力負荷是等效的。Case 1 由於雙對稱之故,本文僅 取分析 1/4 的結構並將其離散成 50 個元素(5×5 網格)。除了 Case 1 外, 本例題以整個結構進行分析,並將此結構離散成 200 個元素(10×10 網格),本例題之平衡迭代的容許誤差值取1×10<sup>-5</sup>, Case 1 的分析過程 中使用了8個增量,每個增量的平均迭代次數約為4; Case 2 的分析 過程中使用了18個增量,每個增量的平均迭代次數約為4;Case3的 分析過程中使用了18個增量,每個增量的平均迭代次數約為5;Case 4的分析過程中使用了19個增量,每個增量的平均迭代次數約為5;

Case 5 的分析過程中使用了 18 個增量,每個增量的平均迭代次數約為 5。圖 4.2-圖 4.8 為本例題的結果,圖 4.2 為 Case 1 的結果與文獻[33] 比較,圖中 $R_F$ 為在位移負荷方向的反力, $R_F$ 及 $\lambda$ 相當於文獻[33]之 力負荷及力負荷方向的位移,由圖 4.2 可見本文的結果與文獻[33]的結 果完全重合,由圖 4.2 的結果可以得知施加單一位移負荷與施加單一 力負荷是等效的。圖 4.3 為 Case 1 中 A 點的位移 - 負荷參數曲線圖, 圖 4.4 為 Case 2 中 B 點與 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖, 由圖 4.4 可 以發現 B 點的反力為負值,即反力的方向與設點位移的方向相反。由 圖 4.3 可知當 Case 1 中 E 點受位移負荷 $\lambda$ 時 A 點的位移大於 $0.5\lambda$ ,因 為對稱的關係所以 B 點的位移等於 A 點也大於0.5 *l*, 在 Case 2 中  $\lambda_{\rm E} = \lambda$ ,  $\lambda_{\rm B} = 0.5 \lambda$ , 所以需有一與 $\lambda_{\rm B}$ 方向相反的反力, 才能使  $\lambda_{\rm B} = 0.5 \lambda$ 。圖 4.5 為 B 點與 E 點的位移一負荷參數曲線圖,因 Case 2 的位移負荷對 E 點不對稱,所以 U F 不為0。圖 4.6-4.8 為 Case 3-5 之 反力 - 負荷參數曲線圖,因 Case 3 的  $\lambda_{\rm E} = \lambda_{\rm B} = \lambda$ ,所以圖 4.6 中 R<sub>B</sub>的 值是正的,即B點的反力與其位移同向,由圖 4.7 中可以發現RA與  $R_{C}$  - 負荷參數的曲線重疊,這是因為A和C點的位移負荷對通過EB 之大圓(Great Circle)的平面是對稱的。由圖 4.2、4.4、4.6-4.8 可以發現 不同的位移負荷造成的反力有很大的差異。

例題二:圓柱殼受到不同位移負荷作用

圖 4.9 中所示為本例題分析之 Hinged cylindrical shell 之結構圖及其 所受之位移負荷圖,此結構與Y軸平行的邊界為鉸接,而與X軸平行 的邊界為自由邊,圖 4.9(b)中的 $a = 50.71 \, mm$ , $b = 50.8 \, mm$ 。與例題一 一樣,本例題考慮的位移負荷有下列五種情形:(Case 1) E 點受一個向 下(-Z方向)的位移負荷 $\lambda_{\rm E}$ 作用,其中 $\lambda_{\rm E} = \lambda$ (mm),  $\lambda$ 是負荷參數

24

(loading parameter)。(Case 2) B 點、E 點受一向下(-Z方向)的位移負荷  $\lambda_{\rm B}$ ,  $\lambda_{\rm E}$  作用,其中 $\lambda_{\rm E} = \lambda$  (mm)、 $\lambda_{\rm B} = 0.5\lambda$  (mm)。(Case 3) B 點、E 點受一向下(-Z方向)的位移負荷 AB, AE 作用, 其中  $\lambda_{\rm E} = \lambda_{\rm B} = \lambda \,({\rm mm}) \, \circ \, ({\rm Case} \, 4)$ 分別在A點、B點、C點受一向下(-Z方 向)位移負荷 $\lambda_A$ ,  $\lambda_B$ ,  $\lambda_C$ 作用, 其中 $\lambda_A = \lambda_B = \lambda_C = \lambda$  (mm)。(Case 5) A 點、B 點、F 點受一向下(-Z方向)的位移負荷 $\lambda_A$ ,  $\lambda_B$ ,  $\lambda_F$ 作用, 其中  $\lambda_A = \lambda_B = \lambda_F = \lambda \text{ (mm)}$ 。本例題的 Case 1 與文獻[33]中在相同殼結構 之 E 點施加向下的力負荷是等效的。Case 1 由於雙對稱之故,本文僅 取分析 1/4 的結構並將其離散成 50 個元素(5×5 網格)。除了 Case 1 外, 本例題以整個結構進行分析,並將此結構離散成 200 個元素(10×10 網格),本例題之平衡迭代的容許誤差值取1×10<sup>-4</sup>。Case 1 的分析過程 中使用了7個增量,每個增量的平均迭代次數約為6; Case 2 的分析 過程中使用了16個增量,每個增量的平均迭代次數約為4; Case 3 的 分析過程中使用了12個增量,每個增量的平均迭代次數約為5;Case 4的分析過程中使用了14個增量,每個增量的平均迭代次數約為5; Case 5 的分析過程中使用了 17 個增量,每個增量的平均迭代次數約為 6。圖 4.10-4.11 為本例題的結果,圖 4.10-4.11 為 Case 1 中 E 點反力 -負荷參數曲線圖與A點之位移-負荷參數曲線圖,圖4.10中R<sub>E</sub>為在 位移負荷方向的反力, R<sub>E</sub>及λ相當於文獻[33]之力負荷及力負荷方向 的位移,由圖 4.10 可見本文的結果與文獻[33]的結果完全重合。圖 4.12-4.13 為 Case 2 中 B 點與 E 點之反力及位移 - 負荷參數曲線圖, 圖 4.14-4.16 為 Case 3-5 反力 - 負荷參數曲線圖,圖 4.17 為 Case 5 中 B點與E點之位移-負荷參數曲線圖。

例題三:含缺口的簡支圓柱殼邊界受到均勻位移及力負荷作用

25

圖 4.18 中所示為本例題分析之 Cylindrical shell 結構與受負荷圖,如 圖 4.18 所示,本例題的圓柱殼在中央有一缺口 BCDE,本例題考慮了 4 種缺口的大小, Case 1: a=0,b=0, 即無缺口。 Case 2: a = 25.39 mm, b = 25.4 mm, Case 3: a = 25.39 mm, b = 50.8 mm, Case 4: a = 50.78 mm, b = 50.8 mm。圖 4.18 與Y 軸平行之右邊邊界為鉸接, 僅能在Y軸方向旋轉,左邊邊界為滾子,僅能在X方向平移及在Y軸 方向旋轉,而與X軸平行的邊界為自由邊。本例題考慮了兩種負荷情 形,第一種為在左邊邊界加一均勻的位移負荷 An (圖 4.18(b)(c)),第二 種為左邊邊界加一均勻的力負荷 A<sub>F</sub>(圖 4.18(d)(e))。本例題平衡迭代的 容許誤差值取1×10<sup>-4</sup>,用 10×10 的網格分析時, Case 1 在分析過程中 使用 11 個增量,每個增量的平均迭代次數為3; Case 2 在分析過程中 使用 11 個增量,每個增量的平均迭代次數為3; Case 3 在分析過程中 使用 19 個增量,每個增量的平均迭代次數為4; Case 4 在分析過程中 使用 19 個增量,每個增量的平均迭代次數為 4。圖 4.19-4.38 為本例 題的結果,圖 4.19 為 Case 1 中 A 點之位移  $W_A$  - 負荷參數  $\lambda_D$  曲線圖, 圖 4.20 為反力參數 λ<sub>R</sub> - 位移負荷參數 λ<sub>D</sub>曲線圖,圖 4.20 中之反力參 數 $\lambda_{R} = \sum R_{i} / 2L$ ,  $\sum R_{i}$  為圖 4.18 中邊界 IJ 之節點反力的和, 2L 為 I J的邊長。由圖 4.19 及圖 4.20 可發現用 10×10 的網格即可求得準確的 WA及AR。在位移邊界上的反力為分佈反力,令Wp(Y)表示分佈反 力,若假設兩相鄰節點間的分佈反力為線性變化,則利用邊界節點的 反力可以求出分佈反力的節點值(詳見附錄 C)。圖 4.21-4.24 為 Case 1 中使用不同元素網格時位移邊界上之無因次分佈反力圖,圖 4.25 為負 荷參數 $\lambda_{\rm D} = 0.266 \, {\rm mm}$ 不同元素網格之無因次分佈反力圖,圖 4.26 為 Wp(0)在不同元素網格時的比較圖。由圖 4.21-4.25 可以發現在均勻位
移邊界上的分佈反力並不均勻, $Wp \stackrel{Y}{I} = 0$ 附近有應力集中的現象, 但即使使用 100×100 的網格, Wp(0)仍未收斂到令人滿意的結果,這 可能是因為在X=0附近之分佈反力的變化率太大造成的。當心較小 時,Wp在 $\frac{Y}{I}$ =1有局部的最大值,隨著 $\frac{Y}{I}$ 減少,Wp亦慢慢減小,但 當 $\lambda_D$ 逐漸增加時,Wp的局部最大值逐漸移到 $\frac{Y}{T}=0.5$ 附近。由圖中亦 可發現用  $10 \times 10$  的網格求得之 Wp(Y) 在  $0.2 \le \frac{Y}{T} \le 1$  時已足夠準確,為 了節省計算時間,本研究中 Case 2-4 皆使用 10×10 的網格來分析。圖 4.27-4.29 為 Case 2-4 的位移邊界上之無因次分佈反力圖,由圖中可以 發現缺口愈大Wp(L)的值愈小,且其最大值發生在 $\frac{Y}{L}=0.5$ 附近。圖 4.30 為結構受到位移負荷作用時A點的位移 $W_A$  - 位移負荷參數 $\lambda_D$  曲 線圖,圖 4.31 為結構受到位移負荷作用時 F 點的側向位移  $W_F$  - 位移 負荷參數 λ<sub>D</sub> 曲線圖,其中 F 點是指 Case 4 中的 F 點(如圖 4.18(b)(d) 所示)。 圖 4.32 為 A 點的位移  $W_A$  - 反力參數  $\lambda_R$  曲線圖, 由圖 4.30 可 以發現 Case 1-4 之 $W_A - \lambda_D$ 的曲線都重合, 即 A 點的側向位移似乎與 缺口的大小無關,會造成此一結果的原因應為缺口最大的長與寬也僅 佔整個 mesh 的1/5,而 A 點距缺口的最小距離為缺口最大長度的 4 倍,故缺口的大小對 A 點的側向位移的影響是很小的。由圖 4.31 可發 現當邊界位移相同時,缺口愈大則側向位移W<sub>F</sub>愈大;由圖 4.32 可發 現當邊界位移相同時,缺口愈大則對應的反力愈小。本例題受力負荷 的分析皆是使用 10×10 mesh 來作分析,圖 4.33-4.34 為結構受到力負 荷作用時A點的位移W<sub>A</sub>-力負荷參數A<sub>F</sub>曲線圖以及力邊界上X軸方 向的節點的位移平均值Uavg曲線圖,由圖 4.33 可以發現缺口愈大時,

27

相同的 $\lambda_{\rm F}$ 會造成較大的 $W_{\rm A}$ ,由圖 4.34 可發現 $U_{\rm avg}$ 相同時, $W_{\rm A}$ 的大 小與缺口的大小無關。圖 4.35-4.38 為結構受力負荷時 Case 1-4 之力邊 界上X軸方向之無因次位移分佈圖,由圖中可以發現對應於均勻分佈 外力的位移並不均勻。當沒有缺口時,X方向的位移在 $\frac{Y}{L}$ =1時有最 小值,當缺口愈大時,在 $\frac{Y}{L}$ =1的位移逐漸增加。隨著 $\lambda_{\rm F}$ 的增加, $U_{\rm i}$ 的分佈形態也逐漸改變, $U_{\rm i}$ 之最大值及最小值的位置也隨著改變。由 圖中亦可發現 $U_{\rm i}$ 和 $U_{\rm avg}$ 之差的最大值約為 $U_{\rm avg}$ 的1.5%,見圖 4.38。 圖 4.39 為 Case 1-4 中受位移負荷之 $\lambda_{\rm R}$  -  $\lambda_{\rm D}$ 曲線圖及受力負荷之 $\lambda_{\rm F}$  - $U_{\rm avg}$ 曲線圖,由圖中可以發現在相同的 Case 的 $\lambda_{\rm R}$  -  $\lambda_{\rm D}$  及 $\lambda_{\rm F}$  -  $U_{\rm avg}$ 的 曲線幾乎重合。

例題四:懸臂板受到不同的位移負荷作用

在圖 4.40 中所示為本例題分析之 Cantilever plate 的結構與負荷圖, 本例題是用 6×8 的網格共 96 個元素來作分析。本例題考慮了三種位 移負荷:(Case 1) 只在 A 點加一個向下(-乙方向)位移負荷,(Case 2) 分 別在 A 點及 B 點加一個向下(-乙方向)的位移負荷,其中  $\lambda_A = \lambda, \lambda_B = -\lambda$ ,(Case 3) 分別在 A 點及 B 點加一個向下(-乙方向) 的位移負荷,其中 $\lambda_A = \lambda, \lambda_B = 0.5\lambda$ 。本例題平衡迭代的容許誤差值 取1×10<sup>-4</sup>, Case 1 在分析過程中使用 8 個增量,每個增量的平均迭代 次數為 5; Case 2 在分析過程中使用 19 個增量,每個增量的平均迭代 次數為 4; Case 3 在分析過程中使用 13 個增量,每個增量的平均迭代 次數為 5。圖 4.41-4.48 為本例題的結果。圖 4.41 為 Case 1 的反力 -位移負荷參數曲線圖。因 Y =  $\frac{b}{2}$ 為本例題結構的對稱面,亦為 Case 2 的位移負荷之反對稱面,所以可以預期在 Case 2 的位移負荷下,有一 平衡路徑之A點反力 $R_A$ 和B點反力 $R_B$ 的大小相同方向相反,A點和 B 點在X方向的位移相同,在Y方向的位移大小相同方向相反,在  $Y = \frac{b}{2}, Z = 0$ 的直線上, Y和Z方向的位移為0。圖 4.42-4.44 為 Case 2 中A點與B點的反力及位移-負荷參數曲線圖,圖4.45為Case2中 C點之位移 - 負荷參數曲線圖。由圖 4.42-4.45 可以發現,當負荷參數  $\lambda < 3.5 \, \mathrm{cm}$  時 A、B 兩點的位移、反力及 C 點的位移應為上述預期的 平衡路徑之解,但當 $\lambda > 3.5$  cm 時 A、B 點的位移、反力 C 點的位移 顯然為另一平衡路徑的解,這可能是在  $\lambda = 3.5 \, \text{cm}$  附近有分歧點 (Bifurcation point),  $\lambda < 3.5$  cm 時為主平衡路徑的解,  $\lambda > 3.5$  cm 時為次 要平衡路徑的解,但因本文的元素切線剛度僅為一近似剛度,故不能 用系統切線剛度的行列式值為零來偵測分歧點。為了求得分歧點後不 穩定的主要平衡路徑,本文將 Case 2 在  $Y = \frac{b}{2}$ , Z = 0 之直線上在 Y = 5向的位移令為(),並稱其為 Case 2a,由圖 4.42-4.45 可以發現當  $\lambda < 3.5$  cm 時, Case 2和 Case 2a 的結果重合。圖 4.46-4.47 為 Case 3 中 A 點與 B 點的反力 - 負荷參數及位移 - 負荷參數曲線圖, 圖 4.48 為 Case 3 中 C 點之位移 - 負荷參數曲線圖。由圖 4.46 可發現 B 點的 反力和位移的方向相反。由圖 4.41 可知當只有 A 點受位移負荷 λ 時, B點的位移大於 $0.5\lambda$ ,所以當B點向位移負荷為 $0.5\lambda$ 時,B點的反力 應與位移的方向相反。

29

#### 第五章 結 論

本文以共旋轉(co-rotational formulation)有限元素推導法及增量疊代法 來探討薄殼結構在位移負荷作用下的幾何非線性行為。由本文分析之數 值例題的結果,可得以下的結論

- (1)本文所使用的數值計算方法可以分析結構受位移負荷作用時的 行為,並有正確的結果。
- (2) 在分析過程中亦發現本文在增量平衡迭代時將幾何剛度矩陣加入元素切線剛度矩陣中可以有效地改善收斂速度。
- (3)由本文例題結果可以知道結構受多個位移負荷作用與受多個力 負荷作用時,結構的行為有很大的差異。
- (4)本文所使用的元素切線剛度矩陣僅為一近似剛度矩陣,故不能使用系統切線剛度的行列式值偵測平衡路徑的分歧點。



### 參考文獻

- Croll JG, Walker AC. Elements of Structural Stability. New York: John Wiley and Sons; 1972.
- 2. Noor Ak, Hartley SJ. Nonlinear shell analysis via mixed Isoparametric elements. Comput Struct 1977; 7: 615-626.
- 3. Horrigmoe G, Bergan PG. Nonlinear analysis of free-form shells by flat finite element. Comput Meth Appl Mech Engng 1978;16:11-35.
- Pica A, Wood RD, Hinton E. Finite element analysis of geometrically nonlinear plate behavior using a Minflin formulation. Comput Struct 1980; 11: 203-215.
- Hughes TJR, Lui WK. Nonlinear finite element analysis of shell: Part1. Three-dimensional shells. Comput Meth Appl Mech Engng 1981; 26: 331-362.
- 6. Surana KS. Geometrically nonlinear formulation for the axisymmetric Shell elements. Int J Numer Meth Engng. 1982; 18: 477-502.
- 7. Surana KS. Geometrically nonlinear formulation for the curved shell element. Int J Numer Meth Engng 1983; 19: 581-615.
- Barut A, Madenci E, Tessler A, Stames JH. A new stiffened shell element for geometrically nonlinear analysis of composite laminates. Comput Struct 2000; 77: 11-40.
- 9. Levy R, Gal E. Geometrically Nonlinear three-noded flat triangular shell element. Comput Struct 2001; 79: 2349-2355.
- Maccarini RR, Saetta A, Vitaliani R. A non-linear finite element formulation for shells of arbitrary geometry. Comput Meth Appl Mech Engng 2001; 190: 4967-86.
- 11. Kuznetsov VV, Levyakov SV. Nonlinear pure bending of toroidal shells of arbitrary cross-section. Int J Solids Struct 2001; 38: 7343-54.

- Zhang YX, Cheung YK. Geometric nonlinear analysis of thin plates by a refined nonlinear non-conforming triangular plate element. Thin-Walled Struct 2003; 41: 403-18.
- Zhang YX, Cheung YK. A refined non-linear non-conforming triangular plate/shell element. Int J Numer Meth Engng 2003; 56: 2387-408.
- Campello EMB, Pimenta PM, Wriggers P. A triangular finite shell element based on a fully nonlinear shell formulation. Comput Mech 2003; 31: 505-18.
- Wenzel T, Schoop H. A non-linear triangular curved shell element. Commun Numer Meth Engng 2004; 20: 251-64.
- Duarte FLA, Awruch AM. Geometrically nonlinear static and dynamic analysis of shells and plates using the eight-node hexahedral element with one-point quadrature. Finite Elem Anal Des 2004; 40: 1297-315.
- Duan M. An efficient hybrid/mixed element for geometrically nonlinear analysis of plate and shell structures. Comput Mech 2004; 35: 72-84.
- Zhang YX, Kim KS. Linear and Geometrically nonlinear analysis of plates and shells by a new refined non-conforming triangular plate/shell element. Comput Mech 2005; 36: 331-42.
- 19. Wu S, Li GY, Belytschko T. A DKT shell element for dynamic large deformation analysis.Commun Numer Meth Engng 2005; 21: 651-74.
- 20. Kim KD, Liu GZ, Han SC. A resultant 8-node solid-shell element for geometrically nonlinear analysis. Comput Mech 2005; 35: 315-331.
- Levy R, Gal E. The geometric stiffness of thick shell triangular finite element for large rotations. Int J Numer Meth Engng 2006; 65: 1378-402.
- 22. Bathe KJ, Bolourchi S. A geometric and material nonlinear plate and

shell element. Comput Struct 1979; 11: 23-48.

- Zhu YG, Zacharia T. A new one-point quadrature shell element with drilling degrees of freedom. Comput Meth Appl Mech Engng 1996; 136: 165-203.
- 24. Bathe KJ, Ho LW. A simple and effective element for analysis of general shell structures. Comput Struct 1981; 13: 673-681.
- 25. 張景維,平面梁結構在位移負荷作用下之幾何非線性分析,交通 大學機械工程學系碩士論文,臺灣,新竹,1998.
- Hughes TJR, Taylor RL, Kanoknukulchai W. A simple and efficient finite element for plate bending. Int J Numer Meth Engng 1977; 11: 1529-43.
- 27. Key SW, Hoff CC. An improved constant membrane and bending stress shell element for explicit transient dynamics. Comput Meth Appl Mech Engng 1995; 124: 33-47.
- Batoz JL, Hammadi F, Zheng C, Zhong W. On the linear analysis of Plates and shells using a new-16 degrees of freedom flat shell element. Comput Struct 2000; 78: 11-20.
- EI-Abbasi N, Meguid SA. A new shell element accounting for through-thickness deformation. Comput Meth Appl Mech Engng 2000; 189: 841-62.
- Park DW, Oh SI. A four-node shell element with enhanced bending Performance for springback analysis. Comput Meth Appl Mech Engng 2004; 193: 2105-38.
- Gallagher RH. Finite Element Analysis Fundamentals. Prentice-Hall: Englewood Cliffs; 1973.
- 32. Batoz JL, Bathe KJ, Ho LW. A study of three-node triangular plate bending elements. Int J Numer Meth Engng 1980; 15: 1771-1812.
- 33. Hsiao KM. Nonlinear analysis of general shell structures by flat tri-

angular shell element. Comput Struct 1987: 25: 665-74.

- 34. Crisfield MA. Non-linear Finite Element Analysis of Solids and Structures volume 1- essentials. John Wiley and Sons; 1991.
- 35. Crisfield MA. A Fast Incremental/Iterative Solution Procedure that Handles 'Snap-Through'. Comput Struct 1981; 13: 55-62.
- 36. Goldstein H. Classical Mechanics. Addision-Wesley Publishing Company, 1980.
- 37. Kouhia R, Mikkola M. Tracing the Equilibrium Path beyond Simple Critical Points. Int J Numer Meth Engng 1989; 28: 2923-2941.
- Fried I. Orthogonal Trajectory Accession to the Nonlinear EquilibriumCurve. Comput Meth Appl Mech and Engng 1984; 47: 283-297.
- 39. Zienkiewicz OC. The Finite Element Method, 3<sup>rd</sup> ed. London: McGraw-Hill; 1977.



# 附錄 A DKT 元素的形狀函數

在(2.29)式裡面的 $\mathbf{H}_x$ 與 $\mathbf{H}_y$ 分別有9個分量,其表示式為[32]

$$\begin{split} H_{x1} &= 1.5(a_{6}N_{6} - a_{5}N_{5}) \\ H_{x2} &= b_{5}N_{5} + b_{6}N_{6} \\ H_{x3} &= N_{1} - c_{5}N_{5} - c_{6}N_{6} \\ H_{x4} &= 1.5(a_{4}N_{4} - a_{6}N_{6}) \\ H_{x5} &= b_{6}N_{6} + b_{4}N_{4} \\ H_{x6} &= N_{2} - c_{6}N_{6} - c_{4}N_{4} \\ H_{x7} &= 1.5(a_{5}N_{5} - a_{4}N_{4}) \\ H_{x8} &= b_{4}N_{4} + b_{5}N_{5} \\ H_{x9} &= N_{3} - c_{4}N_{4} - c_{5}N_{5} \\ H_{y2} &= -N_{1} + e_{5}N_{5} + e_{6}N_{6} \\ H_{y3} &= -H_{x2} \\ H_{y4} &= 1.5(d_{4}N_{4} - d_{6}N_{6}) \\ H_{y5} &= -N_{2} + e_{6}N_{6} + e_{4}N_{4} \\ H_{y6} &= -H_{x5} \\ H_{y7} &= 1.5(d_{5}N_{5} - d_{4}N_{4}) \\ H_{y8} &= -N_{3} + e_{4}N_{4} + e_{5}N_{5} \\ H_{y9} &= -H_{x8} \\ \end{split}$$

其中

$$a_k = \frac{-x_{ij}}{l_{ij}^2}$$

$$b_{k} = \frac{\frac{3}{4}x_{ij}y_{ij}}{l_{ij}^{2}}$$

$$c_{k} = \frac{(\frac{1}{4}x_{ij}^{2} - \frac{1}{2}y_{ij}^{2})}{l_{ij}^{2}}$$

$$d_{k} = \frac{-y_{ij}}{l_{ij}^{2}}$$

$$c_{k} = \frac{(\frac{1}{4}x_{ij}^{2} - \frac{1}{2}y_{ij}^{2})}{l_{ij}^{2}}$$

$$l_{ij}^{2} = (x_{ij}^{2} + y_{ij}^{2})$$
其中k = 4,5,6分別對應到ij = 23,31,12

其中
$$k = 4, 5, 6$$
分別對應到 $ij = 23, 31, 12$ 如圖 2.4 所示 ,  $x_{ij} = x_i - x_j$  ,  
 $y_{ij} = y_i - y_j$  。  
在 $\mathbf{H}_x$  、 $\mathbf{H}_y$ 的表示式中以及在(2.22)式中的 $N_i$ ( $i = 1 - 6$ )為[32]  
 $N_1 = 2(1 - \xi - \eta)(\frac{1}{2} - \xi - \eta)$   
 $N_2 = \xi(2\xi - 1)$   
 $N_3 = \eta(2\eta - 1)$   
 $N_4 = 4\xi\eta$   
 $N_5 = 4\eta(1 - \xi - \eta)$   
 $N_6 = 4\xi(1 - \xi - \eta)$ 

其中 $\xi$ 、 $\eta$ 是元素面積座標裡的 $L_2$ 與 $L_3$ [39]。

在文獻[39]中元素面積座標的L1、L2、L3分別為

$$L_1 = \frac{A_1}{A} = \frac{1}{2A} (x_2 y_3 - x_3 y_2 + (y_2 - y_3)x + (x_3 - x_2)y)$$

$$\begin{split} L_2 &= \frac{A_2}{A} = \frac{1}{2A} (x_3 y_1 - x_1 y_3 + (y_3 - y_1) x + (x_1 - x_3) y) \\ L_3 &= \frac{A_3}{A} = \frac{1}{2A} (x_1 y_2 - x_2 y_1 + (y_1 - y_2) x + (x_2 - x_1) y) \\ 2A &= (x_2 y_3 + x_3 y_1 + x_1 y_2 - x_2 y_1 - x_3 y_2 - x_1 y_3) \\ \ddagger \psi x_1 \cdot x_2 \cdot x_3 \cdot y_1 \cdot y_2 \cdot y_3 \beta \beta \beta \not\equiv \pi \not\equiv \pi \notin \pi$$
 here  $\pi \notin \pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a finite formula of  $\pi$ . The finite formula of  $\pi$  is a fini

S

$$L_{1} \cdot L_{2} \cdot L_{3} 對 x \cdot y 的 偏微分別為$$

$$\frac{\partial L_{1}}{\partial x} = y_{2} - y_{3}$$

$$\frac{\partial L_{2}}{\partial x} = y_{3} - y_{1}$$

$$\frac{\partial L_{3}}{\partial x} = y_{1} - y_{2}$$

$$\frac{\partial L_{1}}{\partial y} = x_{3} - x_{2}$$

$$\frac{\partial L_{2}}{\partial y} = x_{1} - x_{3}$$

$$\frac{\partial L_{3}}{\partial y} = x_{2} - x_{1}$$
因 為 \xi =  $L_{2} \cdot \eta = L_{3}$  故  

$$\frac{\partial \xi}{\partial x} = y_{3} - y_{1}$$

$$\frac{\partial \xi}{\partial x} = y_{3} - y_{1}$$

$$\frac{\partial \xi}{\partial y} = x_{1} - x_{3}$$

$$\frac{\partial \eta}{\partial y} = x_2 - x_1$$

依照本文元素座標的定義,  $x_1 = y_1 = y_2 = 0$ 則 $\xi$ 、 $\eta$ 對x、y的偏微分別為

$$\frac{\partial \xi}{\partial x} = y_3 - y_1 = y_3$$
$$\frac{\partial \xi}{\partial y} = x_1 - x_3 = -x_3$$
$$\frac{\partial \eta}{\partial x} = y_1 - y_2 = 0$$
$$\frac{\partial \eta}{\partial y} = x_2 - x_1 = x_2$$

 $H_x$ 與 $H_y$ 對ξ與η偏微的表示式如下

$$\mathbf{H}_{x,\xi} = \begin{bmatrix} P_6(1-2\xi) + (P_5 - P_6)\eta \\ q_6(1-2\xi) - (q_5 + q_6)\eta \\ -4 + 6(\xi + \eta) + r_6(1-2\xi) - \eta(r_5 + r_6) \\ -P_6(1-2\xi) + \eta(P_4 + P_6) \\ q_6(1-2\xi) - \eta(q_6 - q_4) \\ -2 + 6\xi + r_6(1-2\xi) + \eta(r_4 - r_6) \\ -\eta(P_5 + P_4) \\ \eta(q_4 - q_5) \\ -\eta(r_5 - r_4) \end{bmatrix}$$

$$\begin{split} \mathbf{H}_{y,\xi} &= \begin{bmatrix} t_6(1-2\xi) + \eta(t_5 - t_6) \\ 1 + r_6(1-2\xi) - \eta(r_5 + r_6) \\ -q_6(1-2\xi) + \eta(q_5 + q_6) \\ -t_6(1-2\xi) + \eta(t_4 + t_6) \\ -1 + r_6(1-2\xi) + \eta(r_4 - r_6) \\ -q_6(1-2\xi) - \eta(q_4 - q_6) \\ -\eta(t_4 + t_5) \\ \eta(r_4 - r_5) \\ -\eta(q_4 - q_5) \end{bmatrix} \\ \\ \mathbf{H}_{x,\eta} &= \begin{bmatrix} -P_5(1-2\eta) - \xi(P_6 - P_5) \\ q_5(1-2\eta) - \xi(q_5 + q_6) \\ -4 + 6(\xi + \eta) + r_5(1-2\eta) - \xi(r_5 + r_6) \\ \xi(P_4 + P_6) \\ \xi(Q_4 - q_6) \\ -\xi(r_6 - r_4) \\ P_5(1-2\eta) + \xi(Q_4 - q_5) \\ -2 + 6\eta + r_5(1-2\eta) + \xi(r_4 - r_5) \end{bmatrix} \\ \\ \\ \mathbf{H}_{y,\eta} &= \begin{bmatrix} -t_5(1-2\eta) - \xi(t_6 - t_5) \\ 1 + r_5(1-2\eta) - \xi(r_5 + r_6) \\ -q_5(1-2\eta) + \xi(q_5 + q_6) \\ \xi(t_4 + t_6) \\ \xi(t_4 + t_6) \\ \xi(r_4 - r_6) \\ -\xi(q_4 - q_6) \\ t_5(1-2\eta) - \xi(t_4 - r_5) \\ -1 + r_5(1-2\eta) - \xi(r_4 - r_5) \\ -1 + r_5(1-2\eta) - \xi(r_4 - r_5) \end{bmatrix} \\ \end{split}$$

其中

$$P_k = \frac{-6x_{ij}}{{l_{ij}}^2} = 6a_k \quad ; \qquad t_k = \frac{-6y_{ij}}{{l_{ij}}^2} = 6d_k$$

$$q_k = \frac{3x_{ij}y_{ij}}{l_{ij}^2} = 4b_k$$
;  $r_k = \frac{3y_{ij}^2}{l_{ij}^2}$ 

k=4,5,6分別對應到ij=23,31,12



圖 A.2 殼元素節點的自然座標示意圖

#### 附錄 B CST 元素的剛度矩陣

CST 元素的剛度矩陣表示如下[31]

$$\mathbf{k}_{m} = D \begin{bmatrix} u_{1} & u_{2} & u_{3} & v_{1} & v_{2} & v_{3} \\ y_{3}^{2} + \gamma_{1} x_{32}^{2} & & \\ -y_{3}^{2} - \gamma_{1} x_{3} x_{32} & y_{3}^{2} + \gamma_{1} x_{3}^{2} & & \\ y_{3}^{2} + \gamma_{1} x_{32}^{2} & & y_{3}^{2} + \gamma_{1} x_{3}^{2} & \\ \gamma_{1} x_{2} x_{32} & -\gamma_{1} x_{2} x_{3} & \gamma_{1} x_{2}^{2} & & \\ -\gamma_{2} y_{3} x_{32} & vy_{3} x_{32} + \gamma_{1} x_{3} y_{2} & -\gamma_{1} x_{2} y_{3} & \gamma_{1} y_{3}^{2} + x_{32}^{2} & \\ vx_{2} y_{3} + \gamma_{1} y_{3} x_{32} & -\gamma_{2} x_{3} y_{3} & \gamma_{1} x_{2} y_{3} & -\gamma_{1} y_{3}^{2} - x_{3} x_{32} & \gamma_{1} y_{3}^{2} + x_{3}^{2} & \\ -vx_{2} y_{3} & vx_{2} y_{3} & 0 & x_{2} x_{32} & -x_{2} x_{3} & x_{2}^{2} \end{bmatrix}$$



圖 B.1 CST 元素節點座標示意圖

附錄 C 分佈反力之節點值與節點反力的關係

如下圖所示在長度為2L的位移邊界上有N+1個等間距的節點,令 W<sub>j</sub>及R<sub>j</sub>(j=1-N+1)分別代表對應於某一分佈位移負荷之分佈反力 在節點j之值及節點j之反力。若假設兩相鄰節點間的分佈反力為線性 變化,則在節點j與j+1間之分佈反力在節點j及j+1造成的節點力可 表示成

$$\begin{cases} \mathbf{R}_{j} \\ \mathbf{R}_{j+1} \end{cases} = \frac{\Delta \mathbf{L}}{6} \begin{bmatrix} 2 & 1 \\ 1 & 2 \end{bmatrix} \begin{cases} \mathbf{W}_{j} \\ \mathbf{W}_{j+1} \end{cases}$$
(C.1)

其中 $\Delta L = \frac{2L}{N}$ 。

由直接勁度法及(C.1)式可得

$$\mathbf{R} = \mathbf{A}\mathbf{W} \tag{C.2}$$

$$\mathbf{R} = \{\mathbf{R}_1, \mathbf{R}_2, \dots, \mathbf{R}_{N+1}\}$$
(C.3)  
$$\mathbf{W} = \{\mathbf{W}_1, \mathbf{W}_2, \dots, \mathbf{W}_{N+1}\}$$
(C.4)

其中A為一(N+1)×(N+1)的 tridiagonal 矩陣,可表示成

當節點反力 $R_j$ (j=1-N+1)求出後,由(C.2)式即可求得 $W_j$ (j=1-N+1)。







# 圖 2.1 三角殼元素的示意圖及節點自由度



## 圖 2.2 總體座標與元素座標



# 圖 2.3 旋轉向量



# 圖 2.4 DKT 元素的節點及其三邊上的局部座標示意圖



displacement

圖 2.5 CST 元素在元素座標上的變形位移



### 圖 2.6 變形前板元素中心面之單位法向量n受旋轉向量θ作用的 示意圖



圖 2.7 元素座標的剛體旋轉 (a)面外旋轉(out-of plane rotation),(b) 面內旋轉(in-plane roration)



# 圖 2.8 決定板元素節點變形轉角的第3個步驟的示意圖



圖 4.1 (a)例題一之 Hinged spherical shell 結構示意圖 (b)俯視圖 (c)位移負荷圖



圖 4.2 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 1)



圖 4.3 A 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 1)



圖 4.4 B 點與 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 2)



圖 4.5 B 點與 E 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 2)



圖 4.6 B 點與 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 3)



圖 4.7 A 點、B 點、C 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題一, Case 4)







圖 4.9 (a)例題二之 Hinged cylindrical shell 結構示意圖 (b)俯視圖 (c)位移負荷圖



圖 4.10 E點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 1)



圖 4.11 A 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 1)


圖 4.12 B 點與 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 2)



圖 4.13 B 點與 E 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 2)



圖 4.14 B 點與 E 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 3)



圖 4.15 A 點、B 點、C 點之反力 - 負荷參數曲線圖 (例題二, Case 4)



圖 4.16 A 點、B 點、F 點之反力 - 負荷參數曲線圖 (例題二, Case 5)



圖 4.17 B點、E點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題二, Case 5)



圖 4.18 (a)例題三之 Hinged cylindrical shell 結構示意圖 (b)位移負荷之俯視圖



圖 4.18 (c)位移負荷之前視圖 (d)力負荷之俯視圖 (e)力負荷之 前視圖



圖 4.19 A 點之位移 W<sub>A</sub> - 負荷參數 λ<sub>D</sub>曲線圖
(例題三, Case 1)



圖 4.20 反力參數λ<sub>R</sub> - 位移負荷參數λ<sub>D</sub>曲線圖 (例題三, Case 1)



圖 4.21 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 1, mesh 10×10)



圖 4.22 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 1, mesh 20×20)



圖 4.23 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 1, mesh 25×25)



圖 4.24 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 1, mesh 30×30)



圖 4.25 不同 Mesh 的位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 1,  $\lambda_{\rm D} = 0.266$  mm)



圖 4.26 Wp(0) 在不同 Mesh 的數值比較圖 (例題三 Case 1, 位移控制)



圖 4.27 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 2, mesh 10×10)



圖 4.28 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 3, mesh 10×10)



圖 4.29 位移邊界上之無因次分佈反力圖 (例題三 Case 4, mesh 10×10)



圖 4.30 A 點之位移 W<sub>A</sub> - 位移負荷參數 λ<sub>D</sub>曲線圖 (例題三, 位移負荷)



圖 4.31 F點之位移W<sub>F</sub>-位移負荷參數λ<sub>D</sub>曲線圖 (例題三, 位移負荷)



圖 4.32 A 點之位移W<sub>A</sub> - 反力參數λ<sub>R</sub>曲線圖
(例題三, 位移負荷)



圖 4.33 A 點之位移 W<sub>A</sub> - 力負荷參數 <sup>1</sup><sub>F</sub>曲線圖 (例題三, 力負荷)



圖 4.34 A 點之位移 W<sub>A</sub> - 力邊界上 X 軸方向位移平均數 U<sub>avg</sub> 曲線圖(例題三, 力負荷)



圖 4.35 力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖 (例題三 Case 1, mesh 10×10)



圖 4.36 力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖 (例題三 Case 2, mesh 10×10)



圖 4.37 力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖 (例題三 Case 3, mesh 10×10)



圖 4.38 力邊界上X軸方向之無因次位移分佈圖 (例題三 Case 4, mesh 10×10)



圖 4.39 受位移負荷之 $\lambda_R - \lambda_D$ 曲線圖及受力負荷之 $\lambda_F - U_{avg}$ 曲線圖(例題三)



圖 4.40 (a)Cantilever plate 結構示意圖 (b)位移負荷示意圖



圖 4.41 A 點之反力 - 位移曲線圖(例題四, Case 1)



圖 4.42 A 點與 B 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)



圖 4.43 A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)



圖 4.44 A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)



圖 4.45 C 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 2)



圖 4.46 A 點與 B 點之反力 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3)


圖 4.47 A 點與 B 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3)



圖 4.48 C 點之位移 - 負荷參數曲線圖(例題四, Case 3)