200kN荷重のFWDによる 空港コンクリート舗装の非破壊構造評価

八谷好高¹·坂井典和²·廣田道紀³·高橋 修⁴

 I 正会員 運輸省港湾技術研究所土質部滑走路研究室長(〒239-0826 横須賀市長瀬3-1-1)
 ² 正会員 運輸省港湾技術研究所土質部滑走路研究室研修生((株)日本空港コンサルタンツ)
 ³ 正会員 運輸省港湾技術研究所土質部滑走路研究室前研修生((株)日本空港コンサルタンツ)
 ⁴ 正会員 運輸省港湾技術研究所土質部主任研究官

本論文では200kNを載荷可能なFWDを用いた空港コンクリート舗装の非破壊構造評価法について論じている. この方法は、コンクリート版中央部でのたわみ測定によりコンクリート版弾性係数・路盤支持力係数を推定す ること、目地・ひび割れ部での測定から構造健全性・荷重伝達機能・コンクリート版下の空洞について評価す ることの2項目により構成されている.いずれも理論的解析手法として弾性支承上の平板理論を用いているが、 前者では解析解の回帰式を、後者では有限要素法を用いている.評価法の開発過程ではいくつかの供用中の空 港舗装ならびに試験舗装での実測結果を解析し、従来より用いられている方法との比較検討を経た上で、最終 的には具体的な評価値を明らかにしている.

Key Words: FWD, airport pavement, concrete pavement, structural evaluation

1.はじめに

舗装はその供用に伴ってサービス性能が徐々に低下す る. これは空港舗装においても同様であるが、空港では 近年航空機の大型化ならびに運行回数の増加が図られて いるので、その度合いは著しいものとなっている. その ために舗装の状態, すなわち, 表面の勾配, すべり摩擦 係数といった機能面ならびに荷重支持力といった構造面 に関して定期的に確認する必要がある. このうち後者に ついては、舗装表面に現れてくる破損程度からPRIを計 算することにより補修時期を判定することで間接的には 行われているものの、具体的な補修方策を検討する場合 には構造状態を直接調査することが必要となる、この直 接構造評価としては解体調査によるものと非破壊調査に よるものとがあるが、迅速性、経済性の点からは後者が 有利で,FWDによる試験方法が一般的となってきている. その構造評価法が新設構造設計法に準拠したものであれ ば、設計から評価・補修まで同一の原理を使用できるこ ととなるので、舗装の管理上きわめて有利となる.

エプロンを中心に用いられている空港コンクリート舗装の構造設計原理は以下のようなものである¹⁾. i) 支持力係数 K_{75} (載荷板直径750mm)が70 MN/m^3 となるように路盤構成を決定する. ii) 設計航空機荷重がコンクリート版中央部に載荷されたときの応力を算定し,設計交通量に応じた適切な安全係数を導入することによってコンクリート版厚を決定する.
iii) 目地には原則的にスリップバー,タイバー等鋼製荷重伝達装置を設けて,目地部における荷重伝達機能を確保する.

筆者らは、載荷重50kNのFWDを用いた空港コンクリート舗装の構造評価法として、上記の設計原理の観点から舗装各層の力学定数ならびに目地荷重伝達機能を推定する方法について報告したところである²⁾. その後、200kNと実際に近い荷重を載荷可能なFWDを導入し、これによる空港コンクリート舗装でのたわみ測定ならびにその解析を数多く行ってきている. それらを総括する形で載荷重200kNのFWDによる評価方法として本論文にまとめた.

2.構造評価の方針

FWDを使ったコンクリート舗装構造の非破壊評価法で は、上記の構造設計に必要となる設計用値に加え、ひび 割れ等の構造的健全度を確認することが必要となる.こ れは連続鉄筋コンクリート舗装のひび割れ、特殊目地³⁾ 等、スリップバー等で補強された通常の目地と異なる構 造特性を有するものを対象として、その健全度を確認す るために必要となる.このことから、構造評価法は、 i) コンクリート版中央部での測定により、コンクリート 版の弾性係数(*E*_c)、路盤支持力係数(*K*)を推定すること ii) 目地・ひび割れ部での測定により荷重伝達機能を推定 すること

iii) 目地・ひび割れ部での測定により空洞の有無,大き さを推定すること

iv) ひび割れ・特殊目地部での測定により、その構造健 全度を推定すること

の4項目から構築されると考えた. iv)についてはii)と同義 であるが、その方法が異なるため、ここでは別項目とし て取り上げた. なお、コンクリート版のポアソン比も設 計用値ではあるが、その影響程度はEcに比較して小さい ことから、ここでは空港コンクリート舗装構造設計要領 に記載されている数値をそのまま使用することにした.

上記の4項目について以下にその具体的な方法を示す. i) *E*_c, *K*は、コンクリート版中央部におけるFWDの測定 値からNewton-Rapson法を用いた逆解析により求めた.こ こでは、載荷時のたわみの解析解として、剛比半径、載 荷板半径、荷重中心からたわみ測定点までの距離の回帰 式として表されるものを順解析に用いる.これは、得ら れた7点のたわみを全て用い、路盤以下を1層とみなした 弾性地盤上の平板理論を用いたものであるので、*K*はこ の逆解析により得られた路盤以下の弾性係数から求める ことが必要となる.

ii) コンクリート版応力に着目して評価されるべき目地・ ひび割れ部における荷重伝達機能は、それらの近傍にお けるたわみを用いて荷重伝達率 (E_{ff}) として実務上定量 化されている⁴⁾. ここではFWDによる測定値から計算さ れる荷重伝達率 E_{FWD} がこの E_{ff} と等価であるとみなした. E_{FWD} は、図-1に示すように、載荷板中心が目地・ひび割 れから30cm離れるように載荷板を設置することによって 得られる D_{0} , D_{60} (載荷板中心からそれぞれ、0、60cm離 れた点のたわみ) から、(1)式により求める.

$$E_{FWD} = \frac{D_{60}}{(D_0 + D_{60})/2} \times 100 \quad (\%) \tag{1}$$

iii) ポンピング等により目地・ひび割れ部のコンクリート版下に発生した空洞は、ii)で示した*E_{FWD}とD*₀に注目することによって、その有無、大きさを判定する.

iv) ひび割れ・特殊目地部の構造健全度は載荷側コンク リート版のたわみ勾配から判定した.このときには載荷 板中心から30cm離れた点のたわみであるD₃₀としてひび 割れ・特殊目地の載荷側コンクリート版近傍の値が得ら れるように載荷板を設置してたわみ測定を行い,(2)式に よりたわみ勾配Gを計算する(たわみの単位はmm).



$$G = \frac{D_{30} - D_0}{300}$$
(2)

以下の章では、以上に示した方法を採用するに至った 研究の内容について詳細に述べる.なお、今回の研究に 用いたFWDは、載荷重が最大で200kN(載荷板直径 450mm),たわみ測定点が7点(載荷板中心ならびに中 心からの距離が30,45,60,90,150,250cm)となって いるものである.たわみを測定した舗装は試験舗装が3 箇所のほかは供用中の空港におけるコンクリート舗装で ある.いずれも空港コンクリート舗装構造設計要領に従 って設計され、そして建設されたもので、設計荷重は大 型ジェット機(LA-1,LA-12)である.

3. 中央部測定による評価

コンクリート舗装の力学定数であるコンクリート版弾 性係数*E*_c,路盤支持力係数*K*は、コンクリート版中央 部でFWDより測定されたたわみから逆解析により求める. この場合,計算によるたわみの値,特にその形状は路盤 以下(以下では単に路盤と記す)のモデル化方法によっ て大きく異なることから,以下ではまず逆解析手法を示 してから、この路盤モデルについての検討を行って最適 な逆解析方法を明らかにする.そして、その方法に基づ いた舗装力学定数の推定法をまとめ、最後に50kNの FWDによる方法との比較を行う.

(1)逆解析手法

コンクリート舗装は、剛なコンクリート版が路盤に支持された構造であるので、一般的には弾性支承上の平板としてモデル化される.このとき、路盤はWinkler支承もしくは弾性地盤と考えられ、それらの力学特性は、前者においてはK、後者においては弾性係数 E_b とポアソン比 ν_b で表される.空港コンクリート舗装の版厚算定においては、路盤をWinkler支承とみなす方法が用いられているので、いずれにしてもKが必要となる.

コンクリート舗装に,荷重P,載荷半径aの円形等分布 荷重が載荷された場合のたわみは,路盤をWinkler支承, 弾性地盤とモデル化した場合,それぞれ(3), (4)式で表さ れる.

表-1 A, B空港における舗装の力学定数

項	目	A空港	B空港		
コンクリート					
h_c (mm)		350	350		
E_c (kN/mr	34.0	34.8			
V_c	0.20	0.18			
路盤					
K_{75} (MN/r	n ³)	147*	83.6		
K_{30} (MN/r	m ³)	368			
*K _{er} = $\frac{1}{K_{er}}$ により推定					

$$L_{75} = \frac{1}{2.5} K_{30}$$
により推定



図-2 路盤モデル・測定点数が平均RMSEに及ぼす影響



図-3 路盤モデル・測定点数がEに及ぼす影響

$$w_k(r) = \frac{P}{\pi K a^2} \cdot \overline{w}_k(r, l_k)$$
(3)

$$w_e(r) = \frac{P \cdot (1 - v_b^2)}{E_b \cdot l_e} \cdot \overline{w}_e(r, l_e)$$
(4)

ここに.

r:載荷板中心からたわみ測定点までの距離,

 l_k , l_k : Winkler 支承, 弾性地盤としたときの剛比半径 $(=\sqrt[4]{D/K}, \sqrt[3]{2D(1-v_b^2)/E_b}),$ $w_k(r,l_k)$, $w_e(r,l_s)$: Winkler支承, 弾性地盤としたと きのたわみ係数, D: 平板の曲げ剛性 (= $E_{a} \cdot h_{a}^{3}/12(1-v_{a}^{2})$), $h_c: コンクリート版厚.$

に関する多項式による回帰式が得られており、その信頼 度も確かめられている5. たわみが剛比半径と載荷板中 心からの距離の関数として表されるので、荷重からの距 離が異なる2点のたわみに対してNewton-Rapson法を適用 してLまたはLについて逆解析を行えば、KまたはEb $(\nu_b: - 定値)$ ならびに E_c が算出できることとなる.路 盤を弾性地盤とする場合には、得られたE,からL=Lとす ることによりKが推定できる.

(2) 路盤モデルの選定

路盤の適切なモデル化方法を決定するために、たわみ の実測値とそれから逆解析された力学定数を用いた計算 値の平均平方誤差(RMSE)の平均値, すなわち平均 RMSEにまず注目した. これは使用する測定点数ごとに (5)式で計算される値を下記の測定点の組合せ数全体で平 均したものである. ここでは、解析に使用するたわみを 3~7点に変え、FWDにより測定されるDoからD20までの7 点のなかで種々に組み合わせた.

$$RMSE = 100 \cdot \left[\frac{1}{n} \sum_{i=1}^{n} \left\{ \left(\delta_{c_i} - \delta_{m_i} \right) / \delta_{m_i} \right\}^2 \right]^{1/2} (\%)$$
 (5)

ここに,

n:計算に用いる測定点数,

 δ_m , δ_c : 測点*i* におけるたわみの実測値, 計算値.

この平均RMSEに加えて、逆解析された力学定数⁶⁾と 実測値の違いについても注目した。この場合の実測値は 解体調査の結果として得られたものである.

現地調査を行った空港は2つの第二種空港(A.Bと称 す) であり、解体調査により得られたそれぞれの力学定 数は表-1に示すとおりである. FWDによるたわみ測定は 航空機の運行のない夜間に行ったため、版厚方向の温度 変化はわずかであるとみなして、たわみ補正は特に行っ ていない.

解析結果として、まず逆解析に使用する測定点数によ って、平均RMSEが変化する状況を図-2に示した. A. B 空港とも、測定点数が増加することによって平均RMSE が増加するものの、Winkler支承モデルに比べて弾性地盤 モデルではその割合は非常に小さいことがわかる.

また、逆解析により得られたE.の計算値を実測値と対 比したものが図-3である。Winkler支承モデルでは計算値 は逆解析に使用する測定点数の影響を大きく受け、点数 が多いほど大きくなることがわかる、これに対して、弾 性地盤モデルでは測定点数によらず計算値はほぼ一定値 をとっている. Ecの値そのものをみると, 弾性地盤モデ ルのほうが実測値に近いことも明らかである.

同様に,Kについて図-4に示した.この図には,弾性 地盤モデルとして得られたE,を変換したものも含まれて

$$w_k(r,l_k)$$
, $w_e(r,l_e)$ は、それぞれ、 $a/l_k \ge r/l_k$ 、 $a/l_e \ge r/l_e$





図-6 解析に使用するたわみの最遠点によるKの違い

最遠点(cm)		2	50			150		9	0
測定点数	3	4	5	6	3	4	5	3	4
Winkler支承									
E_{c}	10.3	19.0	13.3	10.4	5.9	20.0	14.1	7.6	17.2
K	29.4	17.4	14.6	11.1	27.0	17.8	14.1	27.8	22.3
弹性地盤									
E_c	8.1	5.8	4.1	2.8	9.3	7.1	4.6	10.1	8.7
E_b	2.7	1.8	1.2	0.8	3.1	2.1	1.5	3.6	2.8
							(単	位.%)

表-2 逆解析により求められた舗装力学定数の変動係数

いる. この図から, Kは路盤モデルや測定点数によらず ほぼ一定値をとることがわかる. 路盤モデルによる違い をみれば,弾性地盤モデルでは実測値と同程度の計算値 が得られているのに対して,Winkler支承モデルでは得ら れる値が非常に小さく,実測値とは合っていないことが わかる. 次に、コンクリート舗装上でFWDにより測定されたた わみがアスファルト舗装上でのものに比べると小さいこ とから、たわみセンサの精度上荷重から遠い点における 測定値の信頼度を確認する必要があると考えた.そこで、 逆解析に使用する、荷重から最も遠いたわみ測定点(最 遠点)を、上記の250cmの場合のほかに、90、150cmとし た場合についても解析して比較した.この解析にはA空 港におけるデータを使用した.

最遠点を150cmとしたときの平均RMSEを250cmのもの と比較すると、弾性地盤モデル、Winkler支承モデルとも、 最遠点が異なっても測定点数に対する平均RMSEの増加 傾向は同じであること、その値自体は最遠点が近いと小 さくなることがわかった.

得られた力学定数*E*_c, *K*について, 逆解析に使用する 最遠点ごとに求めた平均値を, それぞれ図-5, 図-6に示 す. Winkler支承モデルの場合は, *E*_c, *K*とも最遠点が小 さいほど実測値にいくぶん近づく傾向はみられるものの, その程度はわずかである. また, *E*_cの場合で逆解析に使 用するたわみ点数が増加するほど*E*_cも増加するという 250cmの場合にみられた傾向は, 最遠点が異なっても同 様にみられる. これに対して, 弾性地盤モデルの場合に は, たわみの最遠点, 逆解析に使用する測定点数の影響 はほとんどみられず, しかも, *E*_c, *K*の値はWinkler支承 モデルの場合に比べて実測値に近いことが認められた.

一連の解析結果のまとめとして、逆解析に用いたたわ みの最遠点ならびに測点数別に、得られたE_c、K、E_bの変 動係数を表-2に示した.路盤のモデル化の違い、すなわ ちWinkler支承、弾性地盤モデルのいずれを用いるかによ る違いが顕著で、E_cならびに、K(E_b)のいずれにおいて も弾性地盤で変動の少ないことが認められる.さらに、 弾性地盤モデルにおいて、測定点数が同一で、最遠点が 異なる場合についてみると、最遠点の遠いほう、すなわ ち250cmとするほうが変動も少ないことが明らかである.

以上のことから,FWDにより測定されたたわみを用い て逆解析によりコンクリート舗装の力学定数を求める場 合には,路盤を弾性地盤とみなした弾性支承上の平板と してモデル化することが適切であるとまとめられる.ま た,平均RMSEのいく分の増加はあるものの,力学定数 の推定精度を高めるためには,測定可能な全点のたわみ, すなわち7点のたわみを用いることも必要である.

(3) 中央部測定による構造評価

(1),(2)で示した逆解析手法を用いたコンクリート版中 央部でのFWDによる測定結果として、コンクリート版弾 性係数*E*。,路盤支持力係数*K*が得られる.これらの値を 設計用値として用いることによって、設計航空機荷重に 対するコンクリート版の応力が算定でき、舗装の構造健 全度、すなわち舗装の当初設計において設定した安全係



図-7 載荷板中心たわみDoに注目した舗装構造評価規準



図-8 コンクリート版応力に注目した舗装構造評価規準

表-3	従来法と新法による逆解析結果の比較
-----	-------------------

項目	E_c (kN	[/mm ²)	$K(MN/m^3)$		
	新	従来	新	従来	
平均	44.1	48.4	148	54	
標準偏差	7.7	0.6	26.5	7.2	

数が確保できているかどうかが判定可能となる7).

実際のFWDによるたわみ測定,そしてそれに引き続く 構造評価を考えると,上記の判定の前段として簡易な構 造評価手法が見出せれば好都合であろう.そこで,本研 究では,簡易評価としてFWDによる最大たわみD₀に注目 した方法を採用し,これに引き続く詳細評価として設計 荷重に対するコンクリート版応力に注目した方法を開発 した.具体的な評価の流れは次のようになる.

a) 簡易評価

まず, *E*_c, *E*_bとして種々の値を設定して, (4)式で表される弾性地盤上の平板理論により, コンクリート舗装に200kNのFWD荷重が載荷された場合の載荷板中心たわみ *D*₆₄を計算しておく.その例は図-7(コンクリート版厚 350mm)に示すようなもので, 図の横軸は*E*_bから(5)式を 用いて計算された*K*である.この図は*E*_c, *v*_cを空港コン クリート舗装構造設計要領において標準としている 35kN/mm², 0.15としたものであるが, 構造設計において これ以外の値を用いている場合にはそれに対応した図を 用意する必要がある.次に、実際に測定された D_0 に対して線形補間を施して荷重200kNに相当する補正たわみ D_{0c} を求める.そして、この D_{0c} と設計図書にある設計路盤支持力係数を用いて図-7を参照し、 D_{0c} が D_{0d} よりも大きければ構造上何らかの問題があると判定できる.

しかし、実際には設計当初に想定していたコンクリート版弾性係数と路盤支持力係数が供用開始後に変化することが考えられる。その場合にはたわみからこの逆解析により得られた*E*_c, *E*_bから前述の方法により*K*を計算し、この*K*と*D*_wを用いて、*E*_cの値に応じた上図のような*D*_wと*K*の関係から構造健全度がおおよそ判定できる。

b)詳細評価

まず、逆解析により得られた E_c 、Kを設計用値として、 空港コンクリート舗装構造設計要領で用いられている Westergaardの中央部載荷公式により、設計航空機荷重が 載荷されたときのコンクリート版応力 σ_{α} を計算する. 同時に、この E_c を有するコンクリートの曲げ強度を推定 し、設計交通量(カバレージ)に応じた安全係数を考慮 して設計応力 σ_{α} を計算する.そして、 σ_{α} と σ_{α} を比較 して、所定の安全係数が確保できていなければこの舗装 は構造的に何らかの問題があると判定される. 図-8には コンクリート版厚350mmの場合の σ_{α} 、 σ_{α} を示してある (図中のM、N、Oは設計カバレージ).

(4) 50kN荷重のFWDによる方法との比較

空港コンクリート舗装に対して従来使用していたFWD は、載荷重が最大で50kN、載荷板直径が300mm、たわみ 測定点が3点(載荷板中心からの距離:0,30,105cm) のものである.このFWDによりコンクリート版中央部で 測定されたたわみからコンクリート版弾性係数*E*_c,路 盤支持力係数Kを推定する方法として、Westergaardのた わみに関する中央部載荷公式(Winkler支承)をPickettと Rayが変形した式を順解析として使用する逆解析手法を 採用している.この逆解析においては、剛比半径*l*_kと路 盤支持力係数Kがまず求められ、そして両者の関係から コンクリート版弾性係数*E*_cが得られる.

この従来より用いている方法(従来法)と今回開発した方法(新法)による解析結果の比較は、A空港において200kNを載荷可能なFWDによって測定したデータ(108点)を用いて行った.ここでは、従来法を用いるにあたり7点のたわみ全てを用いている.従来法と新法による一連の解析結果を表-3にまとめた.得られたE_c, Kは、標準偏差では従来法によるもののほうが新法に比べて小さいものの、平均値をみると、解体調査結果と比較して、従来法による結果はE_cについては高めの値を, Kについては低めの値を与えることがわかる.これは、(2)で示したWinkler支承モデルに対する結果と同様の傾



図-10 PPC版舗装の荷重伝達率とコンクリート版ひずみ

向であり、今回開発したもののほうが実際の状況をよく 推定できていると結論づけられる.

4. 目地・ひび割れ部測定による評価

コンクリート舗装の目地・ひび割れ部における構造健 全度は、荷重伝達機能ならびにコンクリート版直下の空 洞の有無によって評価する.なお、連続鉄筋コンクリー ト舗装(CRCP)のひび割れ、特殊目地の構造健全度は 荷重伝達機能と同義であるので、(1)での検討に含めて いる.

(1)荷重伝達機能

目地ならびにひび割れ部における荷重伝達機能は、コ ンクリート版に発生する荷重応力の観点から表されなけ ればならない.具体的には、コンクリート版の縁部に載 荷されたときの応力が他のコンクリート版と接続されな い場合(単独版)と接続された場合(連結版)とで異な る度合い、すなわち応力の低減度として定量化されるべ きものである.しかし、既設舗装の構造評価においては 応力もしくはひずみを計測することは事実上不可能であ り、たわみによらざる得ない.

荷重伝達機能をFWDたわみにより定量化する場合には、 従来よりコンクリート版の目地近傍に荷重を加えること によって生ずる、目地から等距離の地点における載荷側 と非載荷側のたわみに基づく手法が用いられてきている. この場合,わが国の空港舗装を対象にしては(6)式で定義 される荷重伝達率E_{ff}が使用されている.このたわみによ る荷重伝達率は,スリップバー,かぎ型といった一般的 な目地や無筋コンクリート舗装のひび割れにおける測定 結果に基づいて検討されたものである.このときのたわ みは載荷板を目地・ひび割れに接して設置して測定する ものである.

$$E_{ff}' = \frac{D_{45}}{(D_0 + D_{45})/2} \times 100 \ (\%) \tag{6}$$

a)連続鉄筋コンクリート舗装のひび割れ・特殊目地

CRCPのひび割れ部における荷重伝達機能は、この荷 重伝達率のみによって定量化することは難しい⁸⁾. これ が明らかとなったたわみの測定は、第一種空港であるC 空港のエプロンにおいて、横ひび割れ部のほか、縦ひび 割れ部と縦目地部で行われた(夜間測定). この測定に おいては載荷板中心から目地までの距離が375mmとなる ようにして載荷板をひび割れ・目地から離して設置して いるが、載荷側と非載荷側でひび割れ・目地から等距離 の地点でのたわみ、すなわち、(1)式の D_0 、 D_{60} に代わ って D_{30} 、 D_{45} を使用することによって荷重伝達率が計 算できる(E_{FWD} 'と称す). このようにして得られる E_{FWD} 'をひび割れ幅に対して示したものが図-9である. 横 ひび割れ・縦ひび割れと種類が異なっていたり、ひび割 れ幅が異なっていれば荷重伝達機能も異なるはずである が、 E_{FWD} ではほとんど差のみられないことがわかる.

これと同様の事例として、プレキャストプレストレス トコンクリート (PPC) 版舗装において測定された(6)式 による荷重伝達率E_fとコンクリート版ひずみ ε_e(上また は下縁ひずみの絶対値)の関係を図-10に示した. これ は、直径300mmの載荷板による支持力係数K30が 417MN/m³である路盤上に設置された8枚のPPC版(幅 2.4m, 長さ6m, 厚さ240mm)を特殊な方法で連結した舗 装上で従来の方法により計測したときの値である(大型 屋内実験場での試験であるので、温度変化によるたわみ 補正は考えていない). ひずみ ε については目地部にあ っては目地近傍の目地平行方向におけるデータであり, 中央部においては荷重直下のデータである. なお、中央 部の場合は目地部におけるEff算定時と同様の方法によっ て便宜的にEf'として値を算出している. この図からEf'が 大きい範囲ではそれがほぼ同一であっても ε が大きく異 なることから、この場合もたわみを用いた荷重伝達率に よって荷重伝達機能を表すことは難しいことがわかる.

この問題を解決する方法として、中央部載荷時と目 地・ひび割れ部載荷時におけるたわみ曲線の違い、すな





わちたわみ勾配の違いに注目するものについて検討した. これは,静的載荷試験等任意の点のたわみを計測可能な 試験結果から,前者では載荷板中心におけるたわみが最 大となるのに対し,後者では目地・ひび割れ直近におけ るものが最大となることがわかっているからである⁴.

上記のCRCPにおける測定結果から(2)式で示されるような形式のたわみ勾配を算出したところ、横ひび割れの勾配が負の値なのに対して縦ひび割れのものが正の値となっているというように両者に差がみられ、前者は中央部載荷時のたわみ形状に近いことがわかった.そこで、 CRCPにおける荷重伝達率とたわみ勾配G'に注目して、 両者の関係をまとめたものが図-11である. この場合の 載荷方法が(2)式によりGを算出するときのものと異なっ ていることから, ここではG'と表記している. これから, *E*_{FWD}'が95%以上となっていて荷重伝達機能が良好とさ れるひび割れにおいても,たわみ勾配には大きな差がみ られることが明らかである. 同様にPPC版舗装における 測定結果を図-12にまとめた. この場合は載荷板を目地 から離して設置することにより,(1),(2)式で計算される *E*_{FWD}, Gが得られている. 中央部と特殊目地部では*E*_{FWD} がほとんど同一であるものの,Gではその差が明らかに なっている.したがって,たわみを用いた荷重伝達率だ けでは把握できないようなCRCPのひび割れ,特殊目地 等の構造状態を判定するためには,ここで用いたたわみ 勾配が有効であると認められる.

載荷時のコンクリート版ひずみが得られているPPC版 舗装の場合について、Gと ε_c の関係を解析的に調べてみ た.ここではコンクリート舗装をWinkler支承上の平板と してモデル化している有限要素法を用いている⁹⁰.目地 のモデル化に際しては従来より2枚の平板をせん断ばね で連結する方法を用いているが、ここで対象としている 特殊目地の場合はそれだけでは不十分で、曲げばねを使 用しなければならないことがわかった.具体的には、せ ん断ばね定数 (k_s)として5×10²~1×10⁵N/mm²を、目地 横断方向の曲げばね定数 (k_m)として0~1×10¹⁶kN/mを 計算に用いている.図-13には、Gと ε_c の関係について この計算結果を実測値と一緒にして示してある。せん断 ばねだけでは計算値は実測値を説明できないこと、曲げ ばねを導入することによってそれが可能となることが明 らかである.

以上のように、CRCPの横ひび割れ、特殊目地等たわ みによる荷重伝達率だけではその荷重伝達機能を十分に 表わしえない場合には、たわみ勾配に注目することによ り評価可能である。その評価規準はこれらの設計におい て想定された構造状態が確定されているかどうかの視点 から定められるべきである。たとえば、特殊目地の構造 設計においてせん断ばねと曲げばねを考慮する場合には、 その状態に対応したGの値が得られていれば構造健全度 は十分であると判断されよう。

b)一般目地・ひび割れ

スリップバー目地のような一般目地や無筋コンクリート舗装のひび割れにおける荷重伝達機能の評価法については、前述のように、従来より目地近傍に載荷板を設置して測定を行う方法を採用しているが、目地・ひび割れの種類によらず同一の方法を採用することが合理的であると考えて、a)で用いたものと同様に、載荷板を目地から離して設置する方法について検討した.

ここでは上記のPPC版舗装ならびにコンクリート版厚



図-15 計算によるEFWDとE_{ff}'の比較

が300,380,420mmと3種類である無筋コンクリート舗装上で従来方法と新方法の2種類の載荷方法を用いることにより、同一地点での*E*^{*f*} と*EFWD*を算出した.無筋コンクリート舗装のうち版厚300,380mmのものは4.(2)のコンクリート版下の空洞の推定時に使用したものである. コンクリート版厚が420mmのものは幅、長さとも7.5mで支持力係数*K*₃₀(載荷板直径300mm)が250MN/m³の路盤上に打設された試験舗装であり、目地には荷重伝達装置としてスリップバーが設けられている(たわみ測定は昼間に行ったが、荷重伝達率については温度の影響が小さいと考えて補正はしていない²).

図-14には、これら4種類のコンクリート舗装の目地部 において2種類の方法によりたわみを計測して算定した 荷重伝達率 $E_{FWD} \geq E_{ff}$ 'を比較してある.コンクリート版 厚、目地構造の違いによらず $E_{FWD} \geq E_{ff}$ 'の相関性は高く、 相関係数は全体で0.950となっている.

コンクリート版厚が300mmの場合について、前述の有限要素法を用いて $E_{FWD} \ge E_{ff}$ を算出した結果を実測値と 一緒に図-15に示した.両者の関係は、 $E_{FWD} = 0.97E_{ff}$ +0.22で回帰される.この E_{ff} は静的載荷試験における E_{ff} とほぼ同一であることがすでにわかっている



図-16 荷重伝達率がコンクリート版応力比に及ぼす影響



こと²⁾ から、今回用いたFWDによるたわみ測定法により 得られた*E_{FWD}はE_fとほぼ同一であると判断できよう。*

目地の荷重伝達機能は縁部載荷応力の低減度として表 されるべきものであるので、 E_{FWD} を用いた荷重伝達機能 の評価規準もこの応力低減度に基づいて定められるべき であると考えられる.図-16は、このような考え方に基 づいて、縁部載荷時応力に対する目地部載荷時応力の比 $\sigma_j / \sigma_e \epsilon E_{FWD}$ に対してプロットしたものである(コンク リート版厚380mm).これを使えば、米国連邦航空局の 規準¹⁰⁾のように σ_j / σ_e として0.75を採用するとした場合 には E_{FWD} が85%以上必要となることがわかる.

(2) コンクリート版下の空洞

航空機は車両に比べて質量が大きいことから,航空機 がコンクリート舗装上を繰返し走行する空港舗装では, その層構成や使用材料等が原因で路盤以下に不可逆的な 変形の生ずることが懸念される.これは,荷重載荷時の たわみがコンクリート版中央部よりも大きい目地部や隅 角部で生ずる危険性が大きい.特に,目地からの雨水の 浸入や外部からの浸透水の流入があったり,地下水位が 高い場合には,航空機が目地上を走行するときに水と一 緒に路盤材料が舗装表面に出てくる,いわゆるポンピン



図-19 解析値と実測値による空洞幅とD₀の関係

グ現象も生じ、最終的にはコンクリート版と路盤との間 に空洞が生ずるに至ると考えられる.

したがって、目地部の構造評価においてはコンクリート版下方の空洞の有無、大きさを推定することが必要となる. 50kNのFWDを用いた方法では、コンクリート版中央部ならびに目地部における測定結果から推定した路盤支持力係数に注目することによってそれを行うこととしていた. これは計算が煩雑であること、また今回中央部における解析手法として弾性地盤上の平板モデルを用いるとしたことから、ここではDoならびにEFWDに基づく方法について検討することとした.

あらかじめ寸法のわかっている人工的な空洞を目地に 沿ってコンクリート版下に設けた無筋コンクリート試験 舗装上でFWDによるたわみ測定を行った.この試験舗装 のスリップバー目地部には200,400,800mm幅の空洞を 設け、かぎ型目地部においても400mm幅の空洞を設けて いる.施工管理試験の結果として、コンクリート版の弾 性係数 E_c ,ポアソン比 v_c は、それぞれ、32kN/mm²、 0.21であること、また路盤支持力係数 K_{30} (載荷板直径 300mm)は350MN/m³であることがわかっている(FWD による測定は昼間に実施).

今回用いることにした測定方法により得られた D_0 と空 洞幅の関係を図-17にまとめた.この図は、目地構造が2 種類(D:スリップバー目地、K:かぎ型目地)で、版厚 も2種類(300,380mm)のデータである.全体的にみれ ば、空洞幅の増加につれて D_0 も増加することから、 D_0 に



図-20 解析値と実測値による空洞幅と荷重伝達率の関係



図-21 D₀ とE_{FWD}に注目した空洞幅の推定法

注目することによって空洞幅を推定することが可能となるものと思われる.同様に*E_{FWD}と空洞幅の関係について*図-18にまとめてある.この場合には、空洞幅が増加しても*E_{FWD}はほとんど変化しないものとみなせよう.*

次に、上記のコンクリート版下方に空洞があるコンク リート舗装にFWDによる荷重が載荷された状態を4.(1)で 用いた有限要素法により解析した.これを行なうために は、まず版中央部におけるたわみ測定結果を逆解析する ことにより*E*_c, *K*を推定し、次に、これらの値を使用し て、路盤に空洞のある状況をモデル化したWinkler支承上 の平板の有限要素法により*D*₀, *E*_{FWD}の計算値を求めると いう手順となる.この場合、目地ではせん断ばねのみで 荷重が伝達されるものと考えた.この結果として、図-19には*D*₀が,図-20には*E*_{FWD}が空洞幅によって変化する 状況をまとめてある.*D*₀が空洞幅につれて増加する状況 はこの解析によっても明らかになっている.また、*E*_{FWD} については、その変化が少なく、*E*_{FWD}が比較的大きい範 囲では空洞幅によらずほぼ一定値をとると考えられるが、 小さな値の範囲では変化が大きくなっている.

目地部におけるFWDでのたわみ測定結果からコンクリート版下空洞の有無ならびにその大きさを推定する方法としては、空洞がないときの D_0 ($D_{0,=0}$)に対する問題となっている箇所の D_0 の比率 $D_0 / D_{0,=0}$ に注目するものを考えた.具体的なものとして、版厚300mmについては図-21に示すようなものになる. D_0 の比率に注目することにより、 E_{FWD} の値そのものにはあまり影響を受けることな

く、空洞の大きさが推定可能になることがわかる. この ことから、FWDによるたわみ測定においては、問題とな っている箇所の $D_0 \ge E_{FWD}$ を求め、 D_0 の明らかに空洞がな い箇所の D_0 ($D_{0=0}$)に対する比 $\ge E_{FWD}$ から、空洞幅が推 定可能となる.

5. 結論

荷重として200kNを載荷可能なFWDによる空港コンク リート舗装の非破壊構造評価法について以下に示す結論 が得られた.

(1) コンクリート版中央部における測定によりコンクリート版弾性係数ならびに路盤支持力係数を推定する方法としては,路盤を弾性地盤とみなした弾性支承上の平板理論としてコンクリート舗装をモデル化して,7点のたわみを全て使用して逆解析するものが適切である.

(2) 一般的な目地ならびにひび割れでは,FWDの載荷板 をそれらから少し離して設置することによってたわみを 測定し,目地・ひび割れの両側でそれから等距離のもの を用いて算出する荷重伝達率により定量化できる.

(3) 連続鉄筋コンクリート舗装の横ひび割れ・特殊目地等 では、(2)と同様の方法による荷重伝達率に加えて、たわ み勾配に注目することによって、それらの構造健全性が 評価できる.

(4) 目地・ひび割れ部のコンクリート版下の空洞は,(2) と同一な方法でたわみを測定し,荷重伝達率と載荷板中 心の最大たわみを用いて,その有無・大きさを推定でき る.

6.おわりに

本文でまとめた方法によって空港コンクリート舗装の 構造評価がほぼできるようになった.しかし,目地・ひ び割れの構造健全性・荷重伝達機能・路盤の空洞については実証試験が難しいこと、舗装残存寿命の推定が難しいこと等,課題が残されていると認識している.今後は、これらについて研究を進めるとともに、構造評価法としてシステム化を図っていく所存である.

参考文献

- 1) 運輸省航空局:空港コンクリート舗装構造設計要領, 121p., 1990.
- 2) Hachiya, Y. and Sato, K.: Nondestructive Evaluation Method of Concrete Pavement by FWD, 土木学会論文集, No.420/V-13, pp.303-309, 1990.
- 3) 深沢勝一,八谷好高,横井聰之,川守田正路:プレキャス トPC版舗装のアンボンドPC鋼材による圧縮ジョイント,第 54回年次学術講演会講演集第V部, pp.466-467,1999.
- 福手 勤,八谷好高:コンクリート舗装の目地部における 荷重伝達機能,土木学会論文報告集,No.343,pp.239-24, 1984.
- 5) Yin, J. and Hachiya, Y.: Back-Calculation for Structural Parameters of Pavement Slab on Winkler and Elastic Solid Subgrades, 土木学 会論文集, No. 606/V-41, pp.165-169, 1998.
- 6)廣田道紀,殷 建軍,八谷好高:FWDたわみデータ数がコンクリート舗装における逆解析結果に及ぼす影響,第53回年次学術講演会講演集第V部,pp.22-23,1998.
- 7) 坂井典和,廣田道紀,八谷好高:FWDによる空港コンクリ-ト舗装力学定数の評価法,第54回年次学術講演会講演集第V 部,pp.388-389,1999.
- 8) Hachiya, Y., Kameta, S. and Sato, R.: Implementation of Nondestructive Evaluation on Airport Concrete Pavements, 3rd International Workshop on the Design and Evaluation of Concrete Pavements, pp.375-384, 1994.
- 9) CP コンクリート舗装構造解析プログラムパッケージ
 Windows95 版 (http://www.plan.civil.tohoku.ac.jp/pave/hoso-ml/download.html)
- Federal Aviation Administration: Airport Pavement Design and Evaluation, FAA Advisory Circular, AC150/5230-6C, 159p., 1978.

NONDESTRUCTIVE STRUCTURAL EVALUATION OF AIRPORT CONCRETE PAVEMENTS WITH 200kN-FWD

Yoshitaka HACHIYA, Norikazu SAKAI, Michinori HIROTA and Osamu TAKAHASHI

Nondestructive structural evaluation method of airport concrete pavements using FWD with 200kN is described. The method consists of two phases; one is to estimate both elastic coefficient of concrete and coefficient of subgrade reaction based on measured deflections at slab center, and the other is to evaluate structural integrity, load transfer effectiveness and voids underneath slab, based on the deflections at joints and cracks. In the process of this development, deflections measured at various airport pavements in service and some experimental pavements have been analyzed, and then practical criteria are described after comparing with the current procedure.