鋼製剛飛翔体の先端形状がコンクリート板の局部破壊に

# 及ぼす影響に関する解析的研究

防衛大学校	学生会員	〇大平	智之	学生会員	三輪	幸治	
	正会員	別府	万寿博	正会員	大野	友則	
伊藤忠テクノソリューションズ㈱	正会員	伊東	雅晴	非会員	片山	雅英	
						4日、11-14	-11.24

### 1. 緒言

飛翔体の高速衝突に対するコンクリート構造物の防護設計法 を確立するためには、衝突の条件に応じて局部破壊の程度を精度 良く評価できる実験や解析法が必要である.既往の研究は、飛翔 体の速度、質量、直径やコンクリート板厚、強度等が局部破壊に 及ぼす影響を調べたものが多く、先端形状の影響について検討し た研究はあまりない.

本研究は、剛飛翔体の先端形状がコンクリート板の局部破壊に 及ぼす影響について数値解析的な検討を行ったものである.

## 2. 先端形状が異なる剛飛翔体による高速衝突実験

2.1 実験の概要

実験は、図-1に示す高圧空気式飛翔体発射装置を用いて、飛翔体をコンクリート板に衝突させた.この実験装置は、エアコンプレッサー、増圧器、エアチャンバー、発射管(長さ:12m,内径:35mm)から構成される.飛翔体は、エアコンプレッサーおよび増圧器で圧縮された空気を動力として発射される.コンクリート板は、上下2辺を固定して発射管出口から1mの位置に設置した. コンクリート板の寸法は縦50cm×横50cm,強度は25N/mm<sup>2</sup>、板厚7cmである.

飛翔体の先端形状は,**写真-1** に示す半球型,60°の円錐型(以後,円錐型という),平坦型の3種類とし,速度約200m/sでコン クリート板に衝突させた.飛翔体はいずれも鋼製で,質量 50g, 直径25mmである.

#### 2.2 実験結果および考察

コンクリート板に生じる局部破壊は,図-2に示すように表面破 壊,裏面剥離,貫通の3種類の破壊モードに分類した.図-3は, コンクリート板断面の損傷状況である.半球型の場合は貫入深さ 1.6cmの表面破壊と裏面剥離が生じた.円錐型の場合は,貫入深 さ2.3cmの表面破壊が生じて板内部から斜め方向にひび割れ(以 後,斜めひび割れ)が生じたが裏面剥離はしていない.平坦型で は,貫入深さ0.5cmの表面破壊が生じて、板内部から裏面に多く のひび割れが生じたが裏面剥離しなかった.すなわち,貫入深さ は円錐型,半球型,平坦型の順に大きく,破壊モードや板内部の 損傷状況が変化することがわかる.

### 3. 先端形状が局部破壊に及ぼす影響に関する数値シミュレーション

#### 3.1 解析モデル

板厚 7cm のコンクリート板を対象として,飛翔体の先端形状が 飛翔体 局部破壊に及ぼす影響について数値解析を行う.図-4に解析モデ ルを,図-5に各先端形状のモデルを示す.解析は,衝撃解析コー ド AUTODYNVer.6.0を用いて 2 次元軸対称系で行った.コンクリ ート板は 1 要素 1.25mm×1.25mmの大きさで 12,800 要素に分割し た.表-1 に材料の構成モデルを,表-2 にコンクリートの力学特 性値を示す.解析モデルのコンクリートには Drucker-Prager 降伏 条件を,圧縮および引張強度にはひずみ速度 10<sup>1</sup>(1/s)による強度増 加を考慮した<sup>1)</sup>.



キーワード:剛飛翔体、先端形状、局部破壊、コンクリート板

連絡先:〒239-8686 横須賀市走水 1-10-20 防衛大学校建設環境工学科 Tel:046-841-3810(ex3521) E-mail:s52095@ed.nda.ac.jp

## 3.2 解析結果

図-4 に解析で得られた破壊モードを示す.これより、半球型の 場合は、表面破壊および板内部から斜めひび割れが生じており、 裏面の損傷状況は実験とほぼ一致している.また、円錐型の場合 は板内部から斜めひび割れが生じ、平坦型では、裏面に多くのひ び割れが生じるなど、板内部の損傷状況は実験結果とほぼ同じ傾 向となった.半球型、円錐型および平坦型の貫入深さは、それぞ れ 1.1cm, 2.1cm, 0.4cm であり、実験と近い値になった.以上より、 本解析モデルにより先端形状の相違が板内部の損傷状況や貫入 深さに及ぼす影響をよく再現できているといえる.

# 3.3 先端形状の相違が破壊メカニズムに及ぼす影響に関する考察 (1)衝突荷重に及ぼす影響

図-6に、衝突荷重と時間の関係を示す.衝突荷重は、飛翔体の 運動量を微分して求めた.半球型では、衝突後急激に増加し、先 端部分が貫入した t=0.035ms において 131kN に達した後、衝突荷 重は t=0.10ms までほぼ一定値を示し、それ以降急激に低下して 0kN となった.円錐型では飛翔体の貫入にともなって徐々に増加 し、先端部分が貫入した t=0.12ms に最大荷重 125kN に達した. その後、t=0.16ms まで半球型の場合とほぼ同じ荷重を示した.平 坦型は、衝突直後(t=0.0014ms)に最大衝突荷重 537kN に達し、そ れ以降急激に減少して t=0.07ms には 0kN になった.衝突荷重は 飛翔体とコンクリート板の接触面積によって変化するものであ 0、衝突直後の接触面積が大きい平坦型では円錐型や半球型に比 で最大貫入抵抗力は約 5 倍大きくなる.ちなみに、これらの力

## (2)破壊メカニズムに及ぼす影響

図-7に、各先端形状の衝突過程における圧力分布の時間変化を 示す.半球型と平坦型では、衝突直後、飛翔体の衝突部分から正 圧領域が円形状に広がって、その後裏面に達すると同時に裏面剥 離が生じている.これは、衝突によって生じた圧縮応力波が裏面 で自由端反射し、引張波となったために破壊が生じたと考えられ る.一方、円錐型のときも裏面剥離が発生しているが、t=0.092ms に板内部からも斜め方向にひび割れが生じている.このひび割れ 発生位置はちょうど塑性領域と弾性領域の境界上であり、負圧 (引張波)が生じていた.この原因は、塑性領域における応力波 の伝播速度は弾性領域に比べてかなり遅くなるので、塑性領域と 弾性領域の境界において大きな速度差が生じた結果、膨張圧が発 生したものと考えられる.すなわち、半球型および平坦型の場合 に裏面に生じたひび割れは裏面剥離によって生じているが、円錐 型では裏面剥離だけでなく、板内部に生じた膨張圧が斜めひび割 れの起点になったことがわかる.

### 4. 結言

(1)本解析モデルにより,先端形状の相違が板内部の損傷状況や貫 入深さに及ぼす影響をよく再現できた.

(2)先端形状の相違によって貫入深さや局部損傷が変化するのは 形状により衝突荷重やひび割れ発生のメカニズムが異なるた めであると考えられる.

#### 参考文献

1) 別府万寿博, 三輪幸治, 伊東雅晴, 片山雅英, 大野友則: 剛飛翔体の高速衝突を受けるコンクリート板の局部破壊発生メカニズムに関する数値解析的検討, 構造工学論文集, Vol.53A, pp.1293-1304, 2007.3

**表−1** 材料構成モデル

材料	状態方程式	降伏基準		破壞基準		エロージョン	ひずみ
コンクリート	線形型	Drucker-Prager		引張破壞		2.5	
鋼材	線形型	弾性体		なし		なし	
表-2 コンク <sup>圧縮強度(N/mm<sup>2</sup>)</sup>			リートの力学特性値				
			静的		動的:10 <sup>1</sup> (1/s)		
			25.0		42.5		
- 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1	2			静的		$10^{1}(1/s)$	
引張強度(N/mm <sup>2</sup> ) 弾性係数(kN/mm <sup>2</sup> )			2.5		10.2		
			25.5				
74	0.15						
密	2.3						



図-5 飛翔体先端形状のモデル



図-6 各先端形状の衝突荷重と時間の関係

