同志社大学 博士論文

プリント基板用GFRPの小径スルーホール ドリル加工における加工穴品質に関する研究

大学院工学研究科機械工学専攻 博士課程(後期課程) 野辺弘道 2001年7月28日





Ionic migration







E E	xperi	mental	meth	od ar	nd cutting condition				
						Spindle	Cutting	Feed	Feed
T	1					speed	speed	speed	rate
100					vvorкрiece	Ν	V	F	f
No.	\ \	La			Glass cloth base epoxy resin	[rpm]	[m/min]	[mm/min]	[µm/rev]
					copper clad laminate			24	16
					Thickness: 1.6[mm]	1503	4.7	30	20
		b			JIS GE4F			36	24
/					Glass cloth: E glass fiber Copper			26	5
D	A [deg.]	La [mm]	Lb [mm]	SD [mm]	(JIS EP18B)			80	16
1.00 ⁺⁰	[009.]	00.4 + 0.4	[]	0.475	8 plies	5000	45.7	100	20
-0.01	130	38.1 ± 0.1	8	3.175	Copper	5000	15.7	120	24
					One ply lamina Thickness: 0.2[mm]			154	28
Exp	erimei	ntal unit 8	& meth	nod	_			318	63
	6		1					112	16
	9				Spindle motor	7000	22.0	140	20
		1						168	24
	1	the state		\[144	16
	march	7.1		ļ	Top stiffening plate	9000	28.3	180	20
					(aluminum)			216	24
9 D .			2/		One ply lamina		πDN		F.
- V	Con the				Printed wiring board		$V = \frac{\pi D N}{1000}$		$f = \frac{1}{N} \times 10^3$
N A		000	72		Bottom stiffening plate				
1	1 and	and the second	0		(bakelite)		IPC:Instit Packa	ute for Interco aging Electronic	nnecting and c Circuits

Picture processing system



Definition of damage width, rotation angle γ and fiber angle θ



Calculation method of damage width



Micrographs of drilled lamina



(d)

Relation between damage width and rotation angle



V=15.7m/min f=63µm/rev

Relation between damage width and rotation angle







- 内部損傷の評価に画像処理を適用することは、多数のブランクの損傷を迅速に評価可能であり、ドリル加工時の加工穴の内部損傷の評価に有効である。また、加工穴壁面での位置を定義するために回転角、ドリル切れ刃と繊維方向の関係を繊維角及び内部損傷の大きさを損傷幅とすることで内部損傷の発生形態が高い精度で測定できることを示した。
- 内部損傷の発生形態はサンプルによって非常にばらつくことが分かった.しかしサンプルを平均すると、内部損傷の発生形態に傾向が見られ、加工穴を4分割することで評価できることが分かった.
- 検証実験を行った結果,積層板に発生する内部損傷を一層材で再現可能であることを示し、本研究で提案したGFRPの内部損傷の評価方法の有効性を証明した.



Measuring methods of thrust force and surface roughness





Surface roughness



Relation between Rmax and cutting condition



Measured thrust force (definitions of Fs, Fd, Fp, Fb)



Fs 静的成分 Fd 動的成分 Fp 最大値 Fb 最小値

$$Fs = \frac{Fp + Fb}{2}$$
$$Fd = Fp - Fb$$

Relation between thrust force and cutting condition

20

5

0

0

10



(a) V=15.7 m/min



Fs 静的成分 Fd 動的成分

 $Fs = \frac{Fp + Fb}{2}$ Fd = Fp - Fb

Fp 最大値 Fb 最小値

(b) f=25 μ m/rev

Cutting speed (m/min)

30

40

50

20

Relation between Rmax and thrust force









- クロス材のドリル送り方向の加工穴表面粗さが悪化するのは同一回転角に存在する2つの繊維角の繊維で切削状態に差が生じるためである.特に、回転角30deg. において繊維角30deg.方向の繊維のみが掘り起こされるため最も悪くなる.
- GFRP切削時のドリル送り方向の切削抵抗(スラスト)の特徴を静的成分(Fs)と動的 成分(Fd)に分離することにより解明し、切削条件が切削抵抗に与える影響の要因 を明らかにした。
- 加工穴表面粗さは、切削速度よりも送り量の影響が大きい.これは、切削抵抗が 切削速度よりも送り量の影響を大きく受けるためである.したがって、穴表面の改 善には送り量を低減することが有効である.
- 切削抵抗の動的成分(Fd)は表面粗さに大きく影響することが判明した.これは, GFRPの繊維と樹脂の切削特性の差が表面粗さに大きく影響しているためと考えられる.
- 内部損傷を低減すれば表面粗さも低減でき、内部損傷を評価することで加工穴品 質の信頼性評価には十分であることを示した。



Micrograph of drilled one ply lamina (V=15.7m/min, f=63 μ m/rev)



Relation between damage width and rotation angle



Micrograph of drilled one ply lamina













- 内部損傷は回転角30deg.付近から繊維角30deg.のガラス繊維に沿って 進行する.回転角30deg.付近には繊維角150deg.方向の繊維も存在して いるが,損傷の進行は少ない.したがって,ガラスクロスの内部損傷は直 交する2つの繊維で損傷の進行状態に大きな差が生じる.また,損傷幅 は回転角45~60deg.付近で最大となることが分かった.
- 内部損傷の評価に画像処理装置を使用して,損傷幅と回転角の関係を 調べた結果,内部損傷の異方性は切削速度よりも送り量に大きく影響される.
- 損傷幅のばらつきを調べた結果、切削速度よりも送り量の影響を大きく 受け、送り量を低減すると損傷幅のばらつきは小さくなり、加工穴品質と その信頼性を向上するためには、送り量の低減が有効であること示した。





.....

Micrographs of drilled one ply lamina (V=15.7m/min, f=63µm/rev)





Relation between damage width and fiber angle

Definition of thickness of fiber bundle



Relation between damage width and thickness of fiber bundle



Dimensions of workpieces



(a)1080(縱糸:35µm, 橫糸33µm)



(c)15(縱糸:88µm, 橫糸65µm)



(b)2116(縦糸:68µm, 横糸62µm)

(d)7628(縦糸:93µm, 横糸82µm)



(e)220G(縦糸:122µm, 横糸84µm)

Relation between damage width and thickness of fiber bundle



.....

......

Relation between damage width per revolution and feed rate



$$\log_{10}\left(\frac{Dw}{t/f}\right) = 1.500\log_{10}f - 0.787\log_{10}10$$

$$\frac{\mathrm{Dw}}{\frac{\mathrm{t}}{\mathrm{f}}} = 0.164 \times \mathrm{f}^{1.5}$$

 $Dw = 0.164 \times t \times f^{0.5}$



- 内部損傷はガラスクロスに対する穴中心の相対位置により発生形態が異なる.これは繊維角と繊維束厚さが相互に影響しているためである.
- 繊維束厚さが加工穴の内部損傷に影響し、繊維角が同じならば、加工穴
 壁面の繊維束厚さが増大している箇所で内部損傷が増大する.
- 加工穴壁面で繊維束厚さが同じならば、繊維角45deg.~60deg.付近で内 部損傷は極大値を示し、その傾向は加工時の送り量が大きいほど顕著で ある。
- 損傷幅は繊維束厚さに比例し、送り量の1/2乗に比例することが分かり、この知見により材料に対する最適な切削条件の設定や、プリント基板に適した材料開発が可能となる。



Micrograph of drilled one ply lamina



Relation between damage width and rotation angle

Measured thrust force (definition of 4th harmonic component)



Amplitude of 4th harmonic component of rotation (TYPE A)



Micrographs of drilled one ply lamina at halfway in drilling

V=15.7m/minf=63µm/rev









SEM micrograph of tool



(a) Drill (TYPE A)



(b) Bowl end mill (TYPEB)



(c) Square end mill (TYPE C)





Micrographs of drilled hole wall



(b) Damage at the upper side

Finite element method



Calculated major stress (Loaded position : A)

	MAN.		×	<u>_</u>	2		he	/	/ 1	V	/ 1	/	1	<u>/ </u>	1	7	/]	21
		X		1	1	1	N	4	Ż	Z	4	X	1	1	1	X	X	A
X	1	X	4	X	/		X	2	2 C	X	1	Z	11	Z	4	Z	Z	Ž
X	1	2	4		/	1	1	4	Z	1	/	1	1	1	/	1	2	Ę
X	11	/	4		/	$\langle \rangle$	X	X	X	4	11	1	/	Z	/	1	1	E
À	X	\mathbb{Z}	\mathbb{Z}	X	/	$\langle \cdot \rangle$	X	1	Z	/	Z	X	/	Z	\rangle	1	1	
X	X	\mathbb{Z}	Ż		/		2	1	X	/	Z	Z	/	1	2	1	Z	X
\$	1		4		1	Z	11	1	Z	1	Z	Ż	1	2	\geq	11	2	V
X	X	K	4		1	/	1	Z	11	4	Z	N	1	Z	2	1	1	\geq
$\langle $	1	XX	4		/	Z	1	/	X	X	1	1.	1	1	/	Z	1	
X	1	K	Δ	$\langle \rangle$	/	1/1	X	Ź,	Z	11	\mathbb{Z}	1	1	1	4	2	1	\geq
\times	X	X	4	//	7	2	\sum	17		Z	7	1	1	2	2	2	1	Ż
\geq	X	11	4	1	/	1/1/	1	/	1	1	/	1	11	1	4	1	1	K
	X	1	1	\geq	1	\langle	1	2	11	/	11	1	1	1	\geq	1	1	4
Ż	2	Z		1	2	2	1	2	11	/	2	11	/	2	1	1	11	K
X	X	¥,	2	<	/,	X	X	1	2	/	1	2	2	1	2	1	Z	5
\langle	1	Y	4	\geq	4	1	1	1	Z	4	2	Z	1	1	\geq	1	1	
\geq	X	Y	6	X	/		1	X	2	/	N	X	4	1	11	1	2	X
K.	Z	Y	1	\langle	/	\sum	K	1	X	/	11	1	6	2	K		1	D
\backslash																		



X	1	2	6	4	1	4	1	1	1	$\langle \rangle$	1	2	0	/	1	4	0	2	X
$\langle \rangle$	2	1	12	17	1	1	1	2	R	X	2	$\left\langle \right\rangle$	R	/	2	6	0	2	K
X	\square	2	1	1	5	1	/	1	1	\square	/	1	X	1	1	5	K	1	X
T	\mathbb{N}	2	1	Ζ,	1	/	Ζ,		\sum	\geq	1	1	\sum	/	/	1	1		Z
$\langle \rangle$	N	Z	17	4	2	4	$\langle \cdot \rangle$	2	\sum	$\langle \rangle$	1	2	\sum	/	2	2	\sum	2	K
X	1	R	1	//	\rightarrow	1	$\langle \cdot \rangle$	6	2	2	5	$\langle \rangle$	1	-	2		2	1	X
\bigtriangledown	1	1	1	/	1	1	Z	2		1	7	1	1	/	0	1	2	1	
\wedge	X	1	1	/	1	7	/	Z	1	1	/	\langle	\angle	1	2	5	1	1	X
V	1		/	4	1	/	/	1	\sum	X	/	1	2	/	1	1	2	2	V
X	X	1	1		\geq	/	\langle	Z	$\langle \rangle$	2	4		1	4	2	$\left \right\rangle$	1	2	1
R	2	1	1	1		1	1	2		1	Ę	\geq	1	$\langle \cdot \rangle$	0		1	1	$\langle \rangle$
$\langle \rangle$	1	2	S	1	7	1	Ż	2	7	1	1	1	2	2	2	17	0	1	$\left\{ \cdot \right\}$
X	1	S.	1	/	/	/	2	1	7		Z,	1	2	1	Z,	\mathbb{Z}	1	2	X
\vee	X	1	1	1	/	/	1	1	/	\geq	1	2	Z	1	/	/	1	1	\mathbf{N}
$\langle \rangle$	N	\sim	1	/	$\langle \rangle$	4	À	\geq	Ľ,	X	X	/	\sum	2	Z	4	2	2	$\langle \rangle$
X	1	1	1	4	$\langle \rangle$	$\langle \rangle$	Z	Y	/ /	2	~	4	2	1	\langle	4	0	2	X
$\langle \rangle$	1	C	7	/		1	2	V	$\langle \cdot \rangle$	2	>		$\langle \rangle$	>	1			0	$\langle \rangle$
X		1	/	/	2	7	\mathbb{Z}	Z	1	1	/	2	2	/	7	2	2	Z	X
X	X	X	/	1	\backslash	/	/	1	1	1	/	1	Z	/	1	1	1	1	X
K,	\geq	X	1	4	$\langle \rangle$	4	Z	N	1	\mathbb{N}	4	\sum	\geq	/	\mathbb{N}	/	1	1	N
X		$\langle \rangle$	1	$\langle \rangle$	$\langle $	/	\geq	\langle		N	/	X		1	2	\langle	1	2	X
$\langle \rangle$	2	2		$\langle \rangle$		/		X	$\langle \rangle$				0		2	\rightarrow	0	$\langle \rangle$	$\left\{ \right\}$
X		N	1	1	/		Ì	1	1		1		2	1	Z	1	0	0	X
\bigvee	X	X	1	/	\mathbb{Z}	/			1	$\langle \rangle$	/	1	Z	/		/	1	Z	V
$\langle \rangle$	1			4	4	$\langle \rangle$		1	/	\sum	X	$\langle \rangle$	X	\backslash	1	/	X	1	$ \land $
XI	X	1		1	$\langle \rangle$		\mathbb{N}	\mathbb{N}	$\langle \rangle$	\geq	N	$\langle \rangle$	\geq	1	\mathbb{N}	/	\geq	\geq	X
$\left(\right)$	1		2	$\langle \rangle$	1	1	1	X	$\langle \rangle$	Y	\geq			N	1	$\langle \rangle$	2	2	$\left(\cdot \right)$
\mathbf{X}		7	7	A		7	2	7	/	7	7		7	7	2	/	7	2	X
$\langle \rangle$		7	J		1	/	1	2		Ż		/	X	1	X	7	\geq	\rangle	X
4	333		267		4	133		2990			0667	001	33	0		267	333	2	4
0.04	0.03		0.02	000	20.0	0.01		0.00	0	;	-0.0	00	n. 1	-0.02		-0.02	-0.02	2	-0.04



(c) Progress fracture : 4 steps



第6章 結 言

- クロス材のドリル加工の特徴の1つとして加工穴周辺に4箇所の内部損傷が発生する ことが分かった.
- スラストカには、ドリル1回転当たり4つの極大値を示す変動成分が存在する.この変動成分を回転4次成分と定義し、回転4次成分は加工穴周辺の内部損傷と関連があり、回転4次成分はドリルの肩部により大きく発生することが分かった.
- 異なる形状の工具で穴あけ加工を行った結果,回転4次成分及び内部損傷は工具の 肩部形状に影響されることが分かった。
- 加工中の工具と繊維との関係から、切削繊維の概念を提案し、この概念より内部損 傷の低減に有効な工具形状の設計指針を明らかにした。
- 加工穴損傷は、損傷を受ける繊維が繊維層内の下部に存在するより上部に存在する 方が大きく発生する。



Experimental method, cutting condition and wear width



(a) NC milling machine

(a) 1 plate



(b) Air spindle motor

(c) 3 plates

Diameter		Spindle speed	Cutting speed	Feed speed	Feed rate		
	D mm	N rpm	V m/min	F mm/min	f μm/rev		
				170	5		
	1.0	33,000	103.6	1,000	30		
				2,000	60		

 $V = \frac{\pi DN}{1000}$

 $f = \frac{F}{N} \times 10^3$





(b) 2 plates

Relation between thrust force and wear width



Fs 静的成分Fd 動的成分
$$Fs = \frac{Fp + Fb}{2}$$
Fp 最大値 $Fd = Fp - Fb$ Fb 最小値

SEM micrographs of drill (10,000 holes)









(a) f=5µm/rev



(b) f=30µm/rev



(c) f=60µm/rev

Relation between wear width and cutting condition







Drilling process of cutting edge



(a) Without wear (virgin tool)

(b) With wear (worn tool)

Thrust force (Fs) and wear width





(a) Coated drill





第7章 結 言

- ガラスクロス基材エポキシ樹脂積層板のドリル加工において、ドリル摩耗に は加工穴数より切れ刃の円周方向の切削距離が大きく影響を与える.
- ドリル摩耗とスラストカの特徴を考察し、摩耗量の変化をスラストカの静的成 分Fsで評価できることが明らかになった。
- 加工穴品質においてドリル摩耗が及ぼす影響を評価した.ドリル摩耗はこれ らの評価値を大きくし加工穴品質を低下させることを定量的に示した.
- ダイヤモンドコートドリルに関してコートが施されていないドリルと比較評価した。その結果、コート膜による刃先の僅かな丸みのために加工穴数初期段階では、加工穴品質はコート無しドリルと比べ若干悪いことが判明した。しかし、加工穴数が増加しても非常に優れた耐摩耗性により、初期の加工穴品質を長期にわたり維持することが分かった。



