Erzeugung resonanter Stoßwellen aus transsonischen Strömungen zur Anwendung in fluidischen elektroakustischen Wandlern

Von der Fakultät für Maschinenbau der Helmut–Schmidt–Universität / Universität der Bundeswehr Hamburg zur Erlangung des akademischen Grades eines

Doktor-Ingenieurs genehmigte

DISSERTATION vorgelegt von

Marek Dolak aus Pilsen

Hamburg 2015

Erstgutachter: Univ.—Prof. Dr.—Ing. habil. Hendrik Rothe

Zweitgutachter: Univ.-Prof. Dr.-Ing. Delf Sachau

Tag der mündl. Prüfung: 27. März 2015

Schriftenreihe Laboratorium Mess- und Informationstechnik

Band 14/2015

Marek Dolak

Erzeugung resonanter Stoßwellen aus transsonischen Strömungen zur Anwendung in fluidischen elektroakustischen Wandlern

Shaker Verlag Aachen 2015

Bibliografische Information der Deutschen Nationalbibliothek

Die Deutsche Nationalbibliothek verzeichnet diese Publikation in der Deutschen Nationalbibliografie; detaillierte bibliografische Daten sind im Internet über http://dnb.d-nb.de abrufbar.

Zugl.: Hamburg, Helmut-Schmidt-Univ., Diss., 2015

Copyright Shaker Verlag 2015 Alle Rechte, auch das des auszugsweisen Nachdruckes, der auszugsweisen oder vollständigen Wiedergabe, der Speicherung in Datenverarbeitungsanlagen und der Übersetzung, vorbehalten.

Printed in Germany.

ISBN 978-3-8440-3711-1 ISSN 1613-4427

Shaker Verlag GmbH • Postfach 101818 • 52018 Aachen Telefon: 02407 / 95 96 - 0 • Telefax: 02407 / 95 96 - 9 Internet: www.shaker.de • E-Mail: info@shaker.de

"Uns gefällt Ihr Sound nicht, und Gitarrenmusik ist ohne
hin nicht gefragt $^{\rm "1}$

 $[\]overline{\ \ }^1$ Ablehnungsgrund der Plattenfirma DECCA $^{\odot}$ für einen Plattenvertrag der Band "The Beatles" im Jahre 1962 [70].

Danksagung

Die vorliegende Arbeit entstand während meiner nebenberuflichen Tätigkeit als externer Doktorand an der Professur für Mess- und Informationstechnik (MIT) der Helmut-Schmidt-Universität/Universität der Bundeswehr Hamburg.

Mein Dank gilt in erster Linie meinem Doktorvater und Inhaber des Lehrstuhls, Herrn Univ.-Prof. Dr.-Ing. habil. Hendrik Rothe, der mir den größtmöglichen wissenschaftlichen Freiraum, zuvorkommende Unterstützung und unschätzbare Anregungen für meine Arbeit gegeben hat. Herrn Univ.-Prof. Dr.-Ing. Delf Sachau danke ich für die Übernahme des Koreferats und die fachliche Begutachtung meiner Dissertationsschrift und für die großzügige Leihgabe umfangreicher Messtechnik.

Meiner geliebten Frau Sandra, sowie meinen Kindern Fynn und Hannah danke ich für ihre grenzenlose Geduld, Liebe und Unterstützung, die sie mir während der vergangenen Jahre, trotz manchen Verzichts, entgegengebracht und dadurch maßgeblich zum Gelingen dieser Arbeit beigetragen haben.

Großer Dank gebührt meinem Freund, Lehrer und Mentor Prof. Dr. Ronald Edward Brown für seine selbstlose und wohlwollende Freundschaft, die mich über die Jahre nicht nur während meiner akademischen und beruflichen Karriere inspiriert, sondern auch mein Leben bereichert hat.

Den Herrn Dipl.-Ing. Kai Simanowski und TAng. Günter Neuwirth danke ich für die zuvorkommende und kompetente Beratung bei der Auslegung meines Versuchsaufbaus und der damit verbundenen technischen Unterstützung.

Besonders danken möchte ich auch den Herren Wolfgang Kletz, Wolfgang Schmidt und Lothar Butsch für ihre kreative und meisterliche Unterstützung bei der Entwicklung und Herstellung meiner Versuchsapparaturen. Mein Dank gilt auch den zahlreichen Kolleginnen und Kollegen, Kameradinnen und Kameraden für die hervorragende Zusammenarbeit und die anregenden fachlichen Diskussionen.

In diesem Zusammenhang möchte ich ganz besonders meinem Bruder Dipl.-Phys. Thomas Dolak für die akribische Durchsicht des Manuskripts, den regen Gedankenaustausch, seine profunden Hinweise und die kritische Rezension der vorliegenden Arbeit danken.

Schließlich möchte ich meinen Eltern, Dipl.-Ing. Jan Dolak und Eva Dolak für ihre Liebe und Hingabe danken, die sie mir auf meinem Lebensweg geschenkt haben.

Kurzfassung

Die vorliegende Arbeit befasst sich mit der prototypischen Entwicklung einer autarken Energiequelle für Luft umströmte Flugkörper, die vollends auf bewegliche Teile, eine drahtgebundene Energieversorgung, sowie chemische Energieträger verzichtet. Solche Energiequellen sind für die wehrtechnische Anwendung, insbesondere bei der Verwendung in Munition, von großem Interesse und hätten immense Vorteile bei der Realisierung sicherer, robuster und wartungsfreundlicher Zündsysteme.

Da ein derartiges Konzept zur Energieversorgung mikroelektronischer Komponenten bisher weder wissenschaftlich, noch technisch untersucht wurde, wird mit dieser Untersuchung praktisch Neuland betreten. Der multidisziplinäre Charakter des Problems berührt hierbei nahezu alle Teilbereiche der klassischen Physik und zeigt sich schwerpunktmäßig in den Themenbereichen der Strömungsmechanik, Akustik, Festkörperphysik und Kurzzeitdynamik. Um diesem Sachverhalt Rechnung zu tragen, wurde eine methodische Annäherung an das Thema gewählt, die eine möglichst objektive Eingrenzung des breiten Themenfeldes auf wenige Teilaspekte der Problemstellung erlaubt. Die aus dieser Eingrenzung resultierenden Anforderungen dienen der Formulierung von Zielen, deren Erreichung schrittweise durch theoretische und experimentelle Anteile verifiziert und validiert wird.

Hierzu werden zunächst ausgewählte Umwandlungsprinzipien und -prozesse auf ihre Eignung untersucht, hinsichtlich der globalen Kriterien Beherrschbarkeit, Verfügbarkeit und Effizienz bewertet und auf Basis der daraus resultierenden Folgerungen konzeptionell weiterentwickelt. Ausgehend von diesem groben Entwurf (Näherung), wird auf analytischem Wege ein dreistufiges physikalisch-mathematisches Modell erstellt und mittels empirisch ermittelter Leistungsparameter (Vorversuche), sowie einer begleitenden quantitativen und qualitativen Optimierung, in verschiedene Testprototypen überführt. Der Entwurf verschiedener Prototypen zielt dabei nicht ausschließlich auf einen Nachweis der Machbarkeit, sondern dient auch der Betrachtung bisher wenig befriedigend erklärter Phänomene und Ergebnisse im Bereich der Schallemission interagierender Stoßwellen. Aufgrund des Untersuchungsaufwandes bzw. -umfanges, konnte keine geschlossene physikalische Theorie entwickelt werden. Der Hauptaugenmerk liegt darauf, die vorliegenden qualitativen und quantitativen Ergebnisse in einen neuen wissenschaftlichen Kontext bzw. Ansatz zu bringen und zu interpretieren, ohne dabei den Anspruch auf Allgemeingültigkeit zu erheben.

Abschließend werden alle Ergebnisse der Vorversuche den verschiedenen Prototypen-Versuchen gegenübergestellt und diskutiert. Die im Rahmen der Prototypen-Versuche auftretende, und im Hinblick auf die Voruntersuchungen unerwartete Frequenzantwort, ist in Teilen nicht mit dem physikalisch-mathematischen Modell des vorliegenden akustischen Wandlers zu erklären. Diese Tatsache wird in erster Linie auf die einerseits geringe, aber methodisch begründete, empirische Breite und andererseits auf das Fehlen konstitutiver Gesetzmäßigkeiten im Bezug auf die hierin betrachtete Entstehung der Schallemission zurückgeführt.

Inhaltsverzeichnis

1	\mathbf{Ein}	leitung	r 2	1
	1.1	Motiv	ation	2
	1.2	Zielset	tzung	3
	1.3	Metho	ode	6
2	Dis	kussioi	n möglicher EH-Prinzipien	9
	2.1	Darste	ellung möglicher EH-Prinzipien	10
		2.1.1	Aeroakustisch	10
		2.1.2	Elektromagnetisch	12
		2.1.3	Piezoelektrisch	15
		2.1.4	Photovoltaisch	18
		2.1.5	Thermoelektrisch	22
		2.1.6	Photoakustisch	24
	2.2	Bewer	tung der EH-Prinzipien	27
	2.3	Folger	rung	31
3	Gru	ındlage	en zu aerodynamischen Schallerzeugern	33
	3.1	Schall	erzeugung aus transsonischer Strömung	34
		3.1.1	Physik des Freistrahls	35
		3.1.2	Resonator im Freistrahl	36
		3.1.3	Autooszillation und Schallemission	38
		3.1.4	Düsengeometrie	41
	3.2	Akust		42
		3.2.1	Schalldruck und Schallschnelle	42
		3.2.2	Schallintensität und Schallleistung	43
		3.2.3	Abstrahlungscharakteristik	43
		3.2.4		44
	3.3	Entko		45
		3.3.1	Piezomembran	45
		3.3.2		48
		3.3.3		50

4	Näh 4.1 4.2 4.3 4.4	Lavald Resona Stoßwe	crechnung üse utor elle und Schallfeld et	 	 	51 52 56 59 62
5	A na 5.1	l ytisch Lavald	-Numerische Lösung üse			65 65
	0.1	5.1.1 5.1.2	Machzahlverlauf und Konturgleichung			68 70
	5.2		tinuität			71 75
		5.2.2	Interaktion beider Verdichtungsstöße			76
6	Vor	versucl				7 9
	6.1		hsaufbau			79
	6.2 6.3		hsdurchführung			82
	0.3	6.3.1	rtung der Meßergebnisse			84 87
		6.3.2	Meßreihe 2 (6 mm Düse/Resonator)			92
		6.3.3	Meßreihe 3 (7 mm Düse/Resonator)			98
		6.3.4	Meßreihe 4 (7 mm Lavaldüse/Resonator)			104
		6.3.5	Meßreihe 5 (Richtcharakteristik)			112
7	_		ng und Dimensionierung			115
	7.1	7.1.1	erung			115 116
		7.1.2	Qualitative Optimierung			118
	7.2		sionierung			122
		7.2.1	Konstruktionsparameter			123
		7.2.2	Laborbedingungen			124
8			cher Entwurf eines Elektroakustischen Wandlers			127
	8.1	1	ototyp I			
		8.1.1	Versuchsaufbau & -durchführung			127
	8.2	8.1.2	Versuchsauswertung			130 131
	0.2	8.2.1	Versuchsaufbau			131
		8.2.2	Versuchsdurchführung			133
		8.2.3	Versuchsauswertung			134
9	Zusa	ammen	fassung			141
10	Aus	blick u	nd zukünftiger Forschungsbedarf			145

\mathbf{A}	Vers	suchsaufbau	147
	A.1	Düsen/Resonatoren Vorversuche & TP I	148
	A.2	Testprototyp II	150
	A.3	Brüel & Kjær LAN-XI Frontend (Type 3160)	151
	A.4	Brüel & Kjær Array Microphone (Type 4958)	152
	A.5	G.R.A.S. Probe Microphone (Type 40SC)	153
		Jun-Air Kompressor - Typ 6/25	
	A.7	DurusWhite (FullCure430)	156
	A.8	Vorversuchsaufbau	157
	A.9	Versuchsaufbau TP II	169
В	Mes	ssdaten - Vorversuche	175
	B.1	Messreihe 1: Veränderung des Abstandes bei konstantem Druck	176
	B.2	Messreihe 1: Veränderung des Drucks bei konstantem Abstand	185
	B.3	Messreihe 2: Veränderung des Abstandes bei konstantem Druck	188
	B.4	Messreihe 2: Veränderung des Drucks bei konstantem Abstand	192
	B.5	Messreihe 3: Veränderung des Abstandes bei konstantem Druck	195
	B.6	Messreihe 3: Veränderung des Drucks bei konstantem Abstand	199
	B.7	Messreihe 4: Veränderung des Abstandes bei konstantem Druck	203
	B.8	Messreihe 4: Veränderung des Drucks bei konstantem Abstand	207
Li	terat	curverzeichnis	211
Al	obild	ungsverzeichnis	218
Та	belle	enverzeichnis	220

Symbolverzeichnis

Lateinische Symbole

Symbol	Bezeichnung	SI-Einheit
A	Fläche	$[m^2]$
A_0	Amplitude der harmonischen Schwingung	[m]
b_{\perp}	Dämpfungskonstante	$[kgs^{-1}]$
\vec{B}	magnetische Flußdichte	$[kgs^{-2}A^{-1}]$
C	elektrische Kapazität	$[m^{-2}kg^{-1}s^4A^2]$
C_0	spezifische el. Kapazität	$[m^{-4}kg^{-1}s^4A^2]$
c	Schallgeschwindigkeit	$[ms^{-1}] \\ [m^2s^{-1}K^{-1}]$
c_p	spezifische Wärmekapazität bei konstantem Druck	$[m^2s^{-1}K^{-1}]$
c_v	spezifische Wärmekapazität bei konstantem Volumen	$[m^2s^{-1}K^{-1}]$
$D_{\mathrm{D\"{u}se}}$	Durchmesser der Düse/Austrittsquerschnitt LD	[m]
D_M	Membrandurchmesser	[m]
D_{Res}	Durchmesser des Resonators	[m]
d_{ij}	piezoelektrischer Ladungskoeffizient, richtungsabhängig	$[As^3m^{-1}kg^{-1}]$
d_F	Foliendicke	[m]
d_M	Membrandicke	[m]
$E \ ec{E}$	Energie	$[m^2kgs^{-2}]$
	Elektrische Feldstärke	$[mkgs^{-3}A^{-1}]$
E_B	Bandlückenenergie	$[m^2kgs^{-2}]$
E_E	Elektrische Energie einer Solarzelle	$[m^2kgs^{-2}]$
E_{EA}	Gesamtenergie der angeregten Elektronen	$[m^2kgs^{-2}]$
E_{EM}	Gesamtenergie der elektromagnetischen Strahlung	$[m^2kgs^{-2}]$
E_P	Energie eines Photons	$[m^2kgs^{-2}]$
E_S	Strahlungsenergie der Sonne auf der Erdoberfläche	$[m^2kgs^{-2}]$
$rac{e}{\mathcal{F}}$	Elementarladung, $e \approx 1,602 \cdot 10^{-19} C$	[As]
F F	Freiheitsgrad des n-atomigen Gases Kraft	$[mkgs^{-2}]$
F_V		$[mkgs^{-2}]$
f	Vorspannkraft Frequenz	$[m\kappa gs]$ $[s^{-1}]$
J	Prequenz	[8]

f_0	Resonanzfrequenz	$[s^{-1}]$
$\overset{\circ}{h}$	Planksches Wirkungsquantum, $h \approx 6,626 \cdot 10^{-34} Js$	$[m^2kgs^{-1}]$
I	elektrische Stromstärke	[A]
$ec{I}$	Schallintensität, vektorielle Größe	$[kgs^{-3}]$
$ec{j}$	Stromdichte, vektorielle Größe	$[Am^2]$
K	Lighthill-Parameter	[-]
k	Federkonstante bzwsteifigkeit	$[m^{-2}kgs^{-2}]$
k^2	Kopplungsfaktor	[-]
k_B	Boltzmann-Konstante, $\sigma \approx 1,38 \cdot 10^{-23} J/K$	$[m^2kgs^{-2}K^{-1}]$
\mathcal{L}	Länge Instabilitätsbereich	[m]
$L_{\mathrm{D\ddot{u}se}}$	Länge der Düse	[m]
L_p	unbewerteter Schalldruckpegel	[dB]
L_{Res}	Länge des Resonatorhohlraumes	[m]
M	molare Masse	$[kgmol^{-1}]$
Ma	Machzahl	[-]
m	Masse	[kg]
m	Steigung der Trendlinie	[-]
\dot{m}	Massestrom	$[kgs^{-1}]$
n	Stoffmenge	[mol]
n	Zählindex	[-]
P	Leistung	$[m^2kgs^{-3}]$
${\cal P}$	Polarisation, vektorielle Größe	$[Asm^{-2}]$
p	Druck	$[m^1kgs^{-2}]$
\hat{p}	Schalldruck	$[m^1kgs^{-2}]$
Q	Seebeck-Koeffizient	$[m^2kgs^{-3}A^{-1}K^{-1}]$
Q	Wärme	$[m^2kgs^{-2}]$
Q_p	$p-Quantil Q_p = [01]$	[-]
R	Abstand zur Schallquelle eines Kugelstrahlers (Kugelradius)	[m]
$R_{i,j}$	Korrelationskoeffizient	[-]
r	Radius	[m]
$\mathcal S$	Korrekturfaktor Strahlaufweitung (Düsenmündung)	[-]
s_{ij}	elastische Nachgiebigkeit, richtungsabhängig	[m]
T	Temperatur	[K]
T_n	Temperatur bei Normalbedingungen, $T_n = 273, 15 K$ Zeit	[K] $[s]$
U = U		$[m^2kgs^{-3}A^{-1}]$
	elektrische Spannung	$[m \ kgs^{-1}A]$ $[m^2kgs^{-3}A^{-1}]$
U_K	Kontaktspannung Strömungsgeschwindigkeit, Partikelgeschwindigkeit	$[m \ kgs^{-1}]$
V = V	Volumen	$[m^3]$
$v \\ v$	Geschwindigkeit, allgemein	$[ms^{-1}]$
\hat{v}	Schallschnelle	$[ms^{-1}]$
x	konstruktiver Justierbereich Düse-Resonator	[ms]
x, y, z	Ortskoordinaten des kartesischen Koordinatensystems	[m]
x, y, z	O TO TO THE CONTROL T	[,,,,]

Griechische Symbole

Symbol	Bezeichnung	SI-Einheit
α	Fasenwinkel	[°]
β	Dämpfungsgrad	[-]
Γ	spezifische Kompressionsarbeit der ausströmenden Luft	$[m^2s^{-3}]]$
ϵ_{th}	thermische Energiedichte	$[m^{-1}kgs^{-2}]$
ϵ_F	Fermienergie	[eV]
ϵ_{ij}	Permittivität des Piezomaterials, richtungsabhängig	$[s^{-1}]$
η	Wirkungsgrad	[-]
η_C	Carnot-Wirkungsgrad	[-]
η_{SQ}	Schockley-Queisser-Wirkungsgrad	[-]
θ	Abstrahlungs- bzw. Elevationswinkel zur Strömungsachse	[°]
κ	Adiabatenexponent/Isentropenexponent, Stoffkonstante	[-]
λ	Wellenlänge	[m]
μ	chemisches Potential	$[m^2kgs^{-2}mol^{-1}]$ $[s^{-1}]$
ν	Frequenz des Photons	$[s^{-1}]$
ξ	Modales Dämpfungsverhältnis des mech. Schwingungssystems	[-]
Φ	magnetischer Fluß	$ [kgm^{2}A^{-1}s^{-2}] [m^{2}kgs^{-3}A^{-1}] $
$\Delta\Phi$	Potentialdifferenz	$[m^2kgs^{-3}A^{-1}]$
ϕ	Azimutwinkel der Schallabstrahlung	[°]
ϕ_{RLF}	relative Luftfeuchtigkeit	[%]
ρ	Dichte	$[kgm^{-3}]$
σ	spezifische Leitfähigkeit	$[m^{-2}kg^{-1}s^3A^2]$
σ_P	Poissonscher Querkontraktionskoeffizient	[-]
ω	Kreisfrequenz	$[s^{-1}]$
ω_0	Resonanzfrequenz (siehe auch f_0)	$[s^{-1}]$

Indizes

Index	Bezeichnung
AA	Mignon-Größe der/des Batterie/Akkumulators nach ANSI
ak	akustisch
C	Baby-Größe der/des Batterie/Akkumulators nach ANSI
C	Carnot
eff	Effektivwert
el	elektrisch
F	Feder, Schraubenfeder
i, j	Koeffizienten- bzw. Komponentenindizes, Richtungsindizes
K	Kesselzustandsgröße (Ruhegröße in Kesselumgebung)
min	Minimalwert
max	Maximalwert
N	Nachstoß-Zustand
S	Eigenschaft der Strömung
U, Umg	Umgebungsbedingung
V	Vorstoß-Zustand
VD	Verdichtung - Verdichtungsstoß (shock wave)
vd	Verdünnung - Verdünnungswelle (rarefaction wave)
$^{\mathrm{th}}$	thermisch
theo	theoretisch
0	Ruhezustand unter Normbedingungen
1	Zustand am Eintritt der Lavaldüse (Eingangsgröße)
*	Zustand im engsten Querschnitt der Lavaldüse (kritische Zustandsgröße)
2	Zustand am Austritt der Lavaldüse (Ausgangsgröße)
∞	Ruhezustand unter Umgebungsbedingungen
-	Arithmetisches Mittel
^	Schallfeldgrößen, Abweichung von der Ruhegröße (Index 0)
~	kritisches Verhältnis

Abkürzungen

Cambal	Pozoiahnung
Symbol	Bezeichnung
ΑA	Aeroakustisch
ANSI	American National Standards Institute
BAE	Batterieäquivalent
CI	Konfidenzintervall
CL	Konfidenzniveau
CPV	Concentrator Photovoltaic
EAW	Elektroakustischer Wandler
EH	Energy Harvesting
EM	Elektromagnetisch
EMG	Elektromagnetischer Generator
FEL	Freie-Elektronen-Laser
HLSG	Hartmannscher Luftstrahlgenerator
ISE	Fraunhofer Institut für Solare Energiesysteme
LD	Lavaldüse
LED	Light Emitting Diode
LSG	Luftstrahlgenerator
MEG	Multiple Excitation Generation
MELSC	Multiple Energy Level Solar Cells
MR	Messreihe
NSA	NATO Standardization Agency
OFS	Optical Frequency Shift
PE	Piezoelektrisch
PE	Polyethylen
PP	Polypropylen
PV	Photovoltaik
PVDF	Polyvinylidenfourid
RLZ	Raumladungszone
RM	Reproduzierbarkeitsmessungen bzwmessreihe
SA	Empirische Mittelwert mit Standardabweichung
SBSL	Single Bubble Sonoluminescence
SL	Sonolumineszenz
SMM	Studentized Maximum Modulus
SQL	Schockley-Queisser-Limit
STANAG	Standardization Agreement
TE	Thermoelektrisch
TEG	Thermoelektrischer Generator
TS	Test Statistics, Teststatistik, Prüfgröße
VD	Verdichtungsstoß, Diskontinuität